

---

## ΛΥΜΕΝΕΣ ΑΣΚΗΣΕΙΣ

Οι λυμένες ασκήσεις που ακολουθούν προέρχονται από τις "Περίληπτικές Σημειώσεις του Μαθήματος Θερμικών Στροβιλομηχανών Ι", του Καθ. κ. Κ.Δ. Παπαηλιού. Χρονικοί περιορισμοί δεν επέτρεψαν την προσαρμογή τους στη νέα διάταξη της ύλης. Παρά όμως τις ενδεχόμενες παραπομπές σε σχέσεις του παραπάνω συγγράμματος, οι οποίες στο παρόν σύγγραμμα αριθμούνται διαφορετικά, οι λυμένες αυτές ασκήσεις βοηθούν το φοιτητή στην κατανόηση της διδασκόμενης ύλης.

Η περαιτέρω επεξεργασία τους προγραμματίζεται για την επόμενη έκδοση.

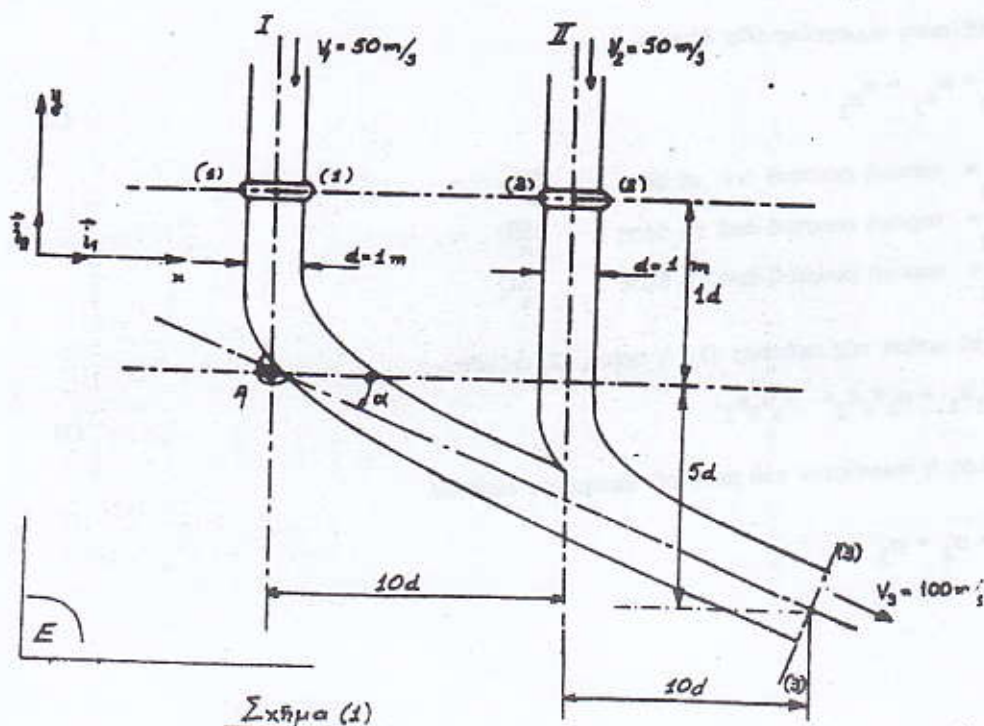
ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 1

Μιά διακλάδωση με λεπτά τοιχώματα, όπως την παρουσιάζει το σχήμα (1), παραλαμβάνει τη ροή από τους σωλήνες I και II και τη διοχετεύει στην ατμόσφαιρα. Η σύνδεση της διακλάδωσης με τους σωλήνες I και II γίνεται με τη βοήθεια ελαστικών συνδέσμων που δεν μεταφέρουν ούτε δυνάμεις ούτε ροπές. Στις διατομές 1, 2 και 3 η διανομή των ταχυτήτων και των πιέσεων είναι ομοιόμορφη. Επίσης οι ταχύτητες στην είσοδο και στην έξοδο είναι παράλληλες προς το επίπεδο του σχήματος (1). Στη θέση 3 της διακλάδωσης όπου η ροή έκτονώνεται στην ατμόσφαιρα, η στατική πίεση ισούται με την ατμοσφαιρική. Η πυκνότητα του ρευστού παραμένει σταθερή και ισούται με  $10^3 \text{ kg/m}^3$  (νερό). Η διακλάδωση στηρίζεται στο σταθερό σημείο A.

Άγνοώντας την επίδραση της συνεκτικότητας και της βαρύτητας, ζητείται να προσδιοριστούν οι δυνάμεις κατά μέγεθος και διεύθυνση που ασκούνται στο σημείο στήριξης A.

Άς σημειώσουμε ότι η άπλη αυτή διακλάδωση που περιγράφει το πρόβλημα μπορεί να αποτελέσει άκροαίριο υδραυλικού στροβίλου τύπου Pelton, τροφοδοτούμενου από δοχείο-δεξαμενή με τη βοήθεια δύο άγωγων-άκροαυσιών.

ΣΗΜΕΙΩΣΗ: Στο σχήμα (1) δίδονται συμπληρωματικά δεδομένα για το πρόβλημα.



ΛΥΣΗ

Οι δυνάμεις που ασκούνται στη θεωρούμενη διάταξη όφειλονται στην αλλαγή της όρσης του ρευστού και στην άωση (δύναμη Αρχιμήδη). Η τελευταία αυτή όφειλεται στο ότι η διάταξη περιβάλλεται από τον ατμοσφαιρικό αέρα. Οι δυνάμεις άωσης, στην περίπτωσή μας είναι μικρές και με πολύ καλή προσέγγιση μπορούν να παραληφθούν. Έτσι για τη λύση του προβλήματος, είναι δυνατόν να χρησιμοποιήσουμε μανομετρικές πιέσεις (ουσιαστικά θεωρούμε ότι η ατμοσφαιρική πίεση παραμένει σταθερή στη γετονιά του αίματος που εξετάζουμε).

α. Προσδιορισμός διαμέτρου του άμφωρσιού έκτόνωσης 3 .

Εφαρμόζουμε την εξίσωση συνέχειας:

Η παροχή μάζας ρευστού από μια διατομή S δίνεται από την εξής σχέση για ομοιόμορφη ροή:

$$m_s = \rho v S \quad \left| \frac{\text{kg}}{\text{s}} \right| \quad (1)$$

όπου

$$\rho = \text{πυκνότητα ρευστού} \quad \left| \frac{\text{kg}}{\text{m}^3} \right|$$

$$v = \text{ταχύτητα ρευστού κάθετη στην διατομή} \quad \left| \frac{\text{m}}{\text{s}} \right|$$

$$S = \text{έμβαδόν διατομής} \quad \left| \text{m}^2 \right|$$

Η εξίσωση συνέχειας μας δίνει:

$$m_{s_1} + m_{s_2} = m_{s_3} \quad (2)$$

$$m_{s_1} = \text{παροχή ρευστού από τη θέση 1} \quad \left| \frac{\text{kg}}{\text{s}} \right|$$

$$m_{s_2} = \text{παροχή ρευστού από τη θέση 2} \quad \left| \frac{\text{kg}}{\text{s}} \right|$$

$$m_{s_3} = \text{παροχή ρευστού από τη θέση 3} \quad \left| \frac{\text{kg}}{\text{s}} \right|$$

Με τη χρήση της σχέσεως (1) ή σχέση (2) γίνεται

$$\rho_1 v_1 S_1 + \rho_2 v_2 S_2 = \rho_3 v_3 S_3 \quad (3)$$

Επειδή η πυκνότητα του ρευστού παραμένει σταθερή

$$\rho_1 = \rho_2 = \rho_3$$



Από τα δεδομένα του προβλήματος που παρουσιάζονται στο σχήμα (1)

$$V_1 = V_2 = \frac{V_3}{2} = 50 \text{ m/s} \quad (5)$$

όπου :

$V_1$  = ταχύτητα ρευστού στη θέση 1

$V_2$  = ταχύτητα ρευστού στη θέση 2

$V_3$  = ταχύτητα ρευστού στη θέση 3

Επίσης :

$$S_1 = S_2 \quad (6)$$

όπου :

$S_1$  = διατομή στη θέση 1

$S_2$  = διατομή στη θέση 2

Οι σχέσεις (4), (5) και (6) μαζί μετασχηματίζουν τη σχέση (3) σε

$$V_1 S_1 + V_1 S_1 = V_3 S_3 \quad (7)$$

οπότε :

$$2V_1 S_1 = 2V_1 S_3$$

και

$$S_3 = S_2 = S_1 = S$$

Άρα η διάμετρος του άκρουσιού εξόδου ίσούται με τη διάμετρο των δύο άγωγων, δηλ.

$$d_3 = d_1 = d_2 = d = 1 \text{ m} \quad (8) \quad d_3 = 1 \text{ m}$$

Επίσης έχ' όσον  $V_1 = V_2 = V = 50 \text{ m/s}$  και  $S_1 = S_2 = S$  και  $\rho_1 = \rho_2 = \rho$ , από την εξίσωση (1) έχουμε

$$m_{s_1} = m_{s_2} = \rho_1 V_1 S_1 = 10^3 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3} \times 50 \text{ m/s} \times \frac{\pi \times 1^2 \text{ m}^2 / \text{s}^2}{4}$$

$$m_{s_1} = m_{s_2} = 3.93 \times 10^4 \text{ kg/s}$$



β. Προσδιορισμός των συνιστωσών της δύναμης που ασκείται στο σημείο Α.

Εάν σύστημα θά θεωρήσουμε τον όγκο που αποτελείται από τα εσωτερικά τοιχώματα της διακλάδωσης και τις επιφάνειες εισόδου-εξόδου

$S_1, S_2, S_3$ .

Στό σύστημα αυτό θά εφαρμόσουμε τό ολοκληρωτικό θεώρημα της άρμης (έξίσωση (2.21)).

• Η ροή μας είναι μόνιμη άρα ό άρος

$$\frac{\partial}{\partial t} \left[ \int_{R} \rho \vec{v} \right] = 0$$

• Άγνοούμε την επίδραση της συνεκτικότητας και έτσι έχουμε

$$\int_S (-\vec{n}_2 \tau dS) = 0 \quad (10)$$

Οι δυνάμεις βαρύτητας άμελούνται, άρα

$$\vec{G} = 0$$

Στό σύστημα που είναι διατεταγμένο κατά την επίπεδη επιφάνεια (E), ή εφαρμογή του ολοκληρωτικού θεωρήματος της άρμης (έξίσωση (2.21)) μαζί μέ τις σχέσεις (9), (10) και (11) του προβλήματος δίνει

$$m_{S_3} \vec{v}_3 - (m_{S_1} \vec{v}_1 + m_{S_2} \vec{v}_2) = \int_S (-\vec{n}_1 p dS)$$

• Εάν χωρίσουμε τή δύναμη πίεσης σε δύο τμήματα, όπως κάναμε και στην σελίδα (2.10) των σημειώσεων: Τίς επιφάνειες  $S_1, S_2$  και  $S_3$  από τίς όποίες εισέρχεται και εξέρχεται τό ρευστό και τίς επιφάνειες  $S_W$  όπου τό στερεό βρέχεται από τό ρευστό, τότε

$$m_{S_3} \vec{v}_3 - (m_{S_1} \vec{v}_1 + m_{S_2} \vec{v}_2) = \int_{S_W} -\vec{n}_1 (p_W - p_{atm}) dS_W + \int_{S_1} -\vec{n}_1 (p_1 - p_{atm}) dS_1$$

$$+ \int_{S_2} -\vec{n}_1 (p_2 - p_{atm}) dS_2 + \int_{S_3} -\vec{n}_1 (p_3 - p_{atm}) dS_3$$

Η δύναμη που ασκεί το στήριγμα στο ρευστό είναι

$$\vec{F}_A = \int_{S_W} -\vec{n}_1 (p_W - p_{atm}) dS_W$$

Επομένως η αντίδραση που ζητάμε είναι η αντίθετή της.

Εφ' όσον  $p_3 = p_{atm}$ , ο τελευταίος όρος της παραπάνω εξίσωσης είναι μηδέν και επομένως, για το σύστημα συντεταγμένων του σχήματος (1)

$$\vec{F}_A = m_{s_3} \vec{v}_3 - (m_{s_1} \vec{v}_1 + m_{s_2} \vec{v}_2) + (p_1 - p_{atm}) S_1 \vec{i}_2 + (p_2 - p_{atm}) S_2 \vec{i}_2 \quad (12)$$

Η γωνία μεταξύ της ταχύτητας  $v_3$  και του άξονα x δίδεται σύμφωνα με το σχήμα (1) ως εξής

$$\alpha = \tan^{-1} \left( \frac{-5d}{20d} \right) = -14^\circ$$

$$\alpha = -14^\circ$$

Η ολική παροχή  $m_{s_3}$  δίδεται ως εξής:

$$m_{s_3} = \rho_3 V_3 S_3 = \rho S V_3 = 10^3 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3} \times 100 \frac{\text{m}}{\text{s}} \times \frac{\pi}{4} \times 1^2 \text{m}^2 =$$

$$= 7.85 \times 10^4 \frac{\text{kg}}{\text{s}}$$

$$m_{s_3} = 7.85 \times 10^4 \frac{\text{kg}}{\text{s}}$$

Σύμφωνα με το σχήμα έχουμε

$$\vec{v}_1 = -\vec{i}_2 v_1 = -\vec{i}_2 50 \text{ m/s}$$

$$\vec{v}_2 = -\vec{i}_2 v_2 = -\vec{i}_2 50 \text{ m/s}$$

$$\vec{v}_3 = v_3 (\vec{i}_1 \cos \alpha + \vec{i}_2 \sin \alpha) = (97.03 \vec{i}_1 - 24.19 \vec{i}_2) \frac{\text{m}}{\text{s}}$$

Προβάλλουμε τη σχέση (12) στους δύο στους δύο άξονες (x) και (y) του σχήματος (1) και έχουμε, χρησιμοποιώντας τις έναρξσεις που γράφουμε παραπάνω:

α) προβολή στον άξονα των (x)

$$F_{Ax} = \vec{i}_1 \cdot \vec{F}_A = m_{s_3} \vec{i}_1 \cdot \vec{v}_3 - (m_{s_1} \vec{v}_1 \cdot \vec{i}_1 + m_{s_2} \vec{v}_2 \cdot \vec{i}_1) + (p_1 - p_{atm}) S \vec{i}_2 \cdot \vec{i}_1 +$$

$$+ (p_2 - p_{atm}) S \vec{i}_2 \cdot \vec{i}_1 = m_{s_3} \vec{v}_3 \cdot \vec{i}_1 = 7.85 \times 10^4 \frac{\text{kg}}{\text{s}} \times 97.03 \frac{\text{m}}{\text{s}} = 7.62 \times 10^6 \text{ Nt}$$

$$F_{Ax} = 7.62 \times 10^6 \text{ Nt}$$

(β) προβολή στον άξονα των (y)

$$\begin{aligned}
 F_{A_y} &= \vec{i}_2 \cdot \vec{F}_A = m_{s_3} \vec{i}_2 \cdot \vec{v}_3 - (m_{s_1} \vec{v}_1 \cdot \vec{i}_2 + m_{s_2} \vec{v}_2 \cdot \vec{i}_2) + (p_1 - p_{atm}) S \vec{i}_2 \cdot \vec{i}_2 + \\
 &+ (p_2 - p_{atm}) S \vec{i}_2 \cdot \vec{i}_2 = m_{s_3} v_3 \sin \alpha + (m_{s_1} v_1 + m_{s_2} v_2) + \\
 &+ (p_1 - p_{atm}) S - (p_2 - p_{atm}) S \quad (13)
 \end{aligned}$$

Για να υπολογίσουμε την  $F_{A_y}$  από την εξίσωση (13) χρειάζεται να ξέρουμε τις στατικές πιέσεις  $(p_1 - p_{atm})$  και  $(p_3 - p_{atm})$ . Για να βρούμε αυτές τις πιέσεις εφαρμόζουμε την εξίσωση διατήρησης της ενέργειας (εξίσωση 2.20c). Για μόνιμη ροή χωρίς τριβές ( $\vec{\zeta} = 0$ ), η (2.20c) γράφεται:

$$d \left( \frac{P_t}{\rho} \right) = 0 \quad (15)$$

και επομένως

$$P_t = p + \rho \frac{v^2}{2} + \rho g z = \text{σταθερό έπάνω σε μιά γραμμή ροής.} \quad (16)$$

Στήν δοκιμή μας οι δυνάμεις βαρύτητας δεν λαμβάνονται υπ' όψη και η (16) δίνει

$$P_t = p + \rho \frac{v^2}{2} = \text{σταθερό έπάνω σε μιά γραμμή ροής.} \quad (17)$$

Εφαρμόζουμε την σχέση (17) μεταξύ των θέσεων 2 και 3 και 1 και 3 οπότε λαμβάνουμε

$$P_{t_1} = P_{t_3} \quad (18)$$

$$P_{t_2} = P_{t_3} \quad (19)$$

ή

$$(p_1 - p_{atm}) + \frac{1}{2} \rho v_1^2 = (p_3 - p_{atm}) + \frac{1}{2} \rho v_3^2 \quad (20)$$

$$(p_2 - p_{atm}) + \frac{1}{2} \rho v_2^2 = (p_3 - p_{atm}) + \frac{1}{2} \rho v_3^2 \quad (21)$$



Δίνεται ότι

$$V_1 = V_2 \quad (22)$$

Χρησιμοποιώντας την (22) οι (20) και (21) γίνονται

$$(p_1 - p_{atm}) = (p_2 - p_{atm}) = (p_3 - p_{atm}) + \frac{1}{2} \rho (V_3^2 - V_1^2) \quad (23)$$

Εφόσον  $p_3 = p_{atm}$  έχουμε τελικά ότι

$$p_1 - p_{atm} = p_2 - p_{atm} = \frac{1}{2} \rho (V_3^2 - V_1^2) = \quad (24)$$

$$= \frac{1}{2} \times 10^3 \left( \frac{\text{kg}}{\text{m}^3} \right) \times [100^2 - 50^2] \left( \frac{\text{m}}{\text{s}} \right)^2 =$$

$$= 3.75 \times 10^6 \left( \frac{\text{kg}}{\text{ms}^2} = \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} \right)$$

$$p_1 - p_{atm} = p_2 - p_{atm}$$

$$= 3.75 \times 10^6 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$

Επομένως από την εξίσωση (13) με τη βοήθεια της (24) έχουμε

$$F_{Ay} = m_3 V_3 \sin \alpha + (V_1 m_1 + V_2 m_2) + 2(p_1 - p_{atm})S$$

$$= 7.85 \times 10^4 \frac{\text{kg}}{\text{s}} \times 100 \frac{\text{m}}{\text{s}} \times \sin(-14^\circ) + (50 \frac{\text{m}}{\text{s}} \times 3.925 \times 10^4 \text{kg/s})$$

$$+ 2 \times 3.75 \times 10^6 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} \times \frac{\pi 1^2 \text{m}^2}{4} = + 5.95 \times 10^6 \text{Nt}$$

$$F_{Ay} = + 5.95 \times 10^6 \text{Nt}$$

Η δύναμη που προσδιορίστηκε είναι η ασκούμενη από το στήριγμα στο ρευστό. Η δύναμη που ασκεί το ρευστό στο στήριγμα είναι

$$\text{ή αντίθετή της δηλ. } \vec{F} = -7.62 \times 10^6 \vec{I}_1 + 5.95 \times 10^6 \vec{I}_2$$

$$\vec{F} = (-7.62 \times 10^6 \vec{I}_1 + 5.95 \times 10^6 \vec{I}_2) \text{Nt}$$

ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 2

Ένα δοχείο (Α), όπως παρουσιάζεται στο σχήμα(2.1) συνδέεται με τον τροφοδοτικό σωλήνα (Β) με τη βοήθεια ελαστικού συνδέσμου που δεν μεταφέρει δυνάμεις και ροπές. Η μενομετρική ολική πίεση μέσα στο δοχείο (Α) είναι  $2,8 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{2}$ . Κάθετα στον άξονα I-I του σχήματος(2.1) τοποθετούμε δύο όμοια συστήματα σωλήνων σε σχήμα γωνίας, όπως τὰ περιγράφει τὸ σχήμα. Ἡ ἑσωτερικὴ διάμετρος τῶν σωλήνων εἶναι  $d_c = 0,006 \text{ m}$ . Οἱ διατάξεις αὐτές φέρουν στίς ἐξόδους των ἀνορθύσια (D) τελικῆς ἑσωτερικῆς διαμέτρου ἐξόδου  $d_D = 0,0045 \text{ m}$ , ἀπὸ τὰ ὁποῖα ρεεῖ τὸ νερό πού περιέχει τὸ δοχεῖο ( $\rho = 10^3 \text{ kg/m}^3$ ) στήν ἀτμόσφαιρα.

Οἱ συνολικὲς ἀπώλειες τριβῆς μέσα στοῦ σύστημα σωλήνων καί στὰ ἀνορθύσια εἶναι ἴσες πρὸς τὸ μισό τῆς δυναμικῆς πίεσης τοῦ νεροῦ μέσα στοῦ σύστημα (C) (ἀντίστοιχη διάμετρος  $d_c$ ).

Νά προσδιοριστοῦν:

- Ἡ παροχὴ τοῦ νεροῦ πού ρεεῖ ἀπὸ τὰ ἀνορθύσια (D) στήν ἀτμόσφαιρα
- Ἡ δύναμη καί ἡ ροπή, κατὰ μέγεθος καί διεύθυνση πού χρειάζεται γιὰ νά στηρίξουμε τὸ σύστημα.

Οἱ τριβὲς μέσα στοῦ σωλήνα (B) καί στοῦ δοχεῖο (A) θεωροῦνται ἀμελητέες. Τέλος ἡ στατικὴ πίεση στήν ἐξοδὸ τῶν ἀνορθύσιων νά ληφθῆ ἴση πρὸς τὴν ἀτμοσφαιρικὴ.

ΛΥΣΗ

Οι ίδιες γενικές παρατηρήσεις που κάναμε για το πρώτο παράδειγμα δσον αφορά την ατμοσφαιρική πίεση ισχύουν και έδω.

Γιά νά λύσουμε τό πρόβλημά μας θ'άκολουθήσουμε μιá γραμμή ροής που άρχίζει στην είσοδο τής διάταξης (C), όπου ξέρουμε ότι ή ολική μανομετρική πίεση είναι  $p_{t_A} = p_{atm} = 2.8 \times 10^5 \frac{Nt}{m^2}$ . Στη γραμμή αυτή ροής, θά εφαρμόσουμε τό θεώρημα τής ενεργείας και τήν εξίσωση τής συνέχειας. Έφ'δσον σέ κάθε διατομή θεωρούμε ότι ή διανομή του κάθε μεγέθους είναι ομοιόμορφη, ούσιαστικά ό ύπολογισμός μας είναι μονοδιάστατος. Από τήν εξίσωση ενεργείας για μόνιμη άσυμπίεστη ροή (εξίσωση (2.20c)) έχουμε ολοκληρώνοντας:

$$p_{t_A} = p_{t_D} + \frac{\rho v_C^2}{4} \quad (1)$$

έφ'δσον

$$p_{t_D} = p_D + \frac{1}{2} \rho v_D^2$$

όπου από τά δεδομένα  $p_D = p_{atm}$ , έχουμε:

$$p_{t_A} - p_{atm} = \frac{1}{2} \rho v_D^2 + \frac{1}{4} \rho v_C^2 = 2.8 \times 10^5 \frac{Nt}{m^2} \quad (2)$$

Εφαρμόζουμε τώρα τήν εξίσωση συνέχειας :

(1) από τό (C) στό (D) (βλέπε σχήμα (2))

$$\rho v_C A_C = \rho v_D A_D$$

όπότε

$$v_C = v_D \frac{d_D^2}{d_C^2} = v_D \frac{0.0045^2 m^2}{0.006^2 m^2} = 0.5625 v_D \quad (3)$$

(2) από τό (A) στό (D):

$$\rho v_A A_A = 2 \rho v_D A_D$$

όπότε



$$V_A = V_D \cdot 2 \frac{d_D^2}{d_A^2} = V_D \cdot 2 \times \frac{0.0045^2 \text{ m}^2}{0.05^2 \text{ m}^2} = 0.0162 V_D \quad (4)$$

(3) από το (B) στο (D)

$$\rho V_B A_B = 2 \rho V_D A_D$$

οπότε

$$V_B = 2 V_D \frac{d_D^2}{d_B^2} = V_D \cdot 2 \times \frac{0.0045^2 \text{ m}^2}{0.006^2 \text{ m}^2} = 1.125 V_D \quad (5)$$

Συνδυάζοντας την εξίσωση (2) με την (3) έχουμε

$$V_D^2 + \frac{1}{2} \times (0.5625 V_D)^2 = \frac{2 \times 2.8 \times 10^5}{10^3 \text{ kg/m}^3} \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} = 5.6 \times 10^2 \frac{\text{m}^2}{\text{s}^2}$$

από όπου

$$V_D = 21.99 \text{ m/s}$$

$$V_D = 21.99 \text{ m/s}$$

Στη συνέχεια, από την εξίσωση (3)

$$V_C = 0.5625 V_D = 0.5625 \times 21.99 \text{ m/s} = 12.37 \text{ m/s}$$

$$V_C = 12.37 \text{ m/s}$$

και από την εξίσωση (4)

$$V_A = 0.0162 V_D = 0.0162 \times 21.99 \text{ m/s} = 0.356 \text{ m/s}$$

$$V_A = 0.356 \text{ m/s}$$

Τέλος από την εξίσωση (5)

$$V_B = 1.125 V_D = 24.74 \text{ m/s}$$

$$V_B = 24.74 \text{ m/s}$$

Έπειτα από τους υπολογισμούς αυτούς είναι εύκολο να υπολογίσουμε την παροχή  $m_{S_D}$ , όπου:

$$m_{S_D} = \rho V_D A_D = 10^3 \text{ kg/m}^3 \cdot \frac{\pi}{4} \cdot 0.0045^2 \text{ m}^2 \cdot 21.99 \text{ m/s} = 0.34974 \text{ kg/s}$$

$$m_{S_D} = 0.34974 \text{ kg/s}$$

Ἡ ὀλική ποροχή εἶναι:

$$m_s = m_{s_B} = 2m_{s_D} = 2 \times 0.34974 \text{ kg/s} = 0.69947 \text{ kg/s}$$

$$m_s = 0.69947 \text{ kg/s}$$

Γιά νά ὑπολογίσουμε τίς δυνάμεις καί ροπές πού ζητοῦμε ἔστί πρέπει πρῶτα νά βροῦμε τίς στατικές πιέσεις.

Ἔχουμε ἀπό τά δεδομένα ὅτι:

$$P_D - P_{atm} = 0$$

Ἐπίσης ἐφ' ὅσον οἱ τριβές εἶναι ἀμεληταῖες στὸν ἀγωγὸ (B) καὶ στὴν εἴσοδο (A), ἔχουμε:

$$P_{t_B} - P_{atm} = P_{t_A} - P_{atm} = 2.8 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$

Ἔτσι:

$$P_{t_B} - P_{atm} = P_B - P_{atm} + \frac{1}{2} \rho V_B^2 = 2.8 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$

Ἀπὸ τὴν τελευταία ἐξίσωση ἔχουμε:

$$\begin{aligned} P_B - P_{atm} &= 2.8 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} - \frac{1}{2} \rho V_B^2 = \\ &= 2.8 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} - \frac{1}{2} \times 10^3 \text{ kg/m}^3 \times (24.74 \text{ m/s})^2 = \\ &= - 0.26034 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} P_B - P_{atm} &= \\ &= - 0.26034 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} \end{aligned}$$

Ἐφαρμόζουμε τώρα τὸ ολοκληρωτικὸ θεώρημα τῆς ὀριμῆς γιά νά βροῦμε τίς δυνάμεις. Τὸ θεώρημα αὐτὸ ἐφαρμόζεται μὲ τὴ μορφή τῆς σχέσης (2.40) γιά μόνιμη ροή. Ἐφ' ὅσον οἱ ἐξεταζόμενες διατομές ἀπὸ ὅπου εἰσέρχεται καὶ ἐξέρχεται τὸ ρευστό, ἡ κατανομή τῶν διαφόρων μεγεθῶν εἶναι ὁμοιόμορφη, τὰ ολοκληρώματα πού περιέχουν τίς τάσεις τριβῶν εἶναι μηδέν.

Έτσι έχουμε:

$$\vec{F}_W = \int_{(S_1)} \rho \vec{v}_1 - \int_{(S_2)} \rho \vec{v}_2 + \int_{(S_1)} (-\vec{n}_1 p_1 dS_1) + \int_{(S_2)} (-\vec{n}_2 p_2 dS_2) \quad (6)$$

Λαμβάνοντας την προβολή κατά τον άξονα I-I (μοναδιαίο διάνυσμα  $\vec{j}$ ), έχουμε, χρησιμοποιώντας τα μοναδιαία διανύσματα του σχήματος (2.1)

$$F_{I-I} = \vec{j} \cdot \vec{F}_W = \vec{j} \cdot \vec{j} V_B \rho - 2\vec{j} \cdot \vec{i}_2 V_D \rho + \vec{j} \cdot (-\vec{i}_1) (p_B - p_{atm}) A_B + 2\vec{j} \cdot (-\vec{i}_2) (p_D - p_{atm}) S_D$$

Εφ' όσον το εσωτερικό γινόμενο  $\vec{j} \cdot \vec{i}_2 = \sin(-30^\circ) = -\sin 30^\circ$  έχουμε

$$F_{I-I} = \rho V_B + 2\rho V_D \sin 30^\circ + (p_B - p_{atm}) A_B =$$

$$= 0.69947 \text{ kg/s} \times 24.74 \text{ m/s} + 2 \times 0.34974 \text{ kg/s} \times 21.99 \text{ m/s} \times 0.5$$

$$= 0.2603 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} \times 2 \times \frac{\pi}{4} \times 0.0045^2 \text{ m}^2 = 24168 \text{ Nt}$$

$$F_{I-I} = 24.168 \text{ Nt}$$

Τέλος εφαρμόζουμε το αντίστοιχο θεώρημα της ροής της όριμης (έξισωση (2.46)) για μόνιμη ροή.

Τά ολοκληρώματα που περιέχουν τις τάσεις τριβών είναι πάλι μηδέν για τον ίδιο λόγο, όπως και για την περίπτωση του θεωρήματος της όριμης που εξετάσαμε. Έτσι, αν  $O$  είναι κάποιο σημείο του άξονα I-I και  $\vec{r}$  είναι η διανυσματική απόσταση τυχόντος σημείου από το  $O$ , τότε

$$M_{I-I} = \vec{j} \cdot \vec{M}_O = \vec{j} \cdot \left( \int_{(S_1)} (\vec{r}_1 \times \rho \vec{v}_1) - \int_{(S_2)} (\vec{r}_2 \times \rho \vec{v}_2) \right) + \vec{j} \cdot \left( \int_{(S_1)} \vec{r}_1 \times (-\vec{n}_1 p_1 dS_1) + \int_{(S_2)} \vec{r}_2 \times (-\vec{n}_2 p_2 dS_2) \right)$$



και σύμφωνα με οσα ειπαμε στην αρχη της λυσης:

$$M_{I-I} = \int_{(S_B)} \vec{r}_B \times d\vec{m} \cdot \vec{v}_B - 2 \int_{(S_D)} \vec{r}_D \times d\vec{m} \cdot \vec{v}_D + \int_{(S_B)} \vec{r}_B \times [-\vec{I}_1 (p_B - p_{atm})] dS_B + 2 \int_{(S_D)} \vec{r}_D \times [-\vec{I}_2 (p_D - p_{atm})] dS_D \quad (7)$$

Στην περιπτωση μας

$$\vec{r}_1 \times \vec{v}_1 - \vec{r}_B \times \vec{v}_B = 0$$

$$\vec{r}_1 \times (-\vec{n}_1) = \vec{r}_B \times (-\vec{I}_1) = \vec{r}_B \times \vec{j} = 0$$

Επομενως το πρωτο και το τρίτο ολοκληρωμα του δευτερου μερους της εξισωσης (7) δεν συνεισαferουν στη ροπή. Το τελευταίο ολοκληρωμα ει-  
ναι μηδέν διότι  $p_D - p_{atm} = 0$ , και επομενως:

$$M_{I-I} = -2 \int_{(S_D)} (\vec{r}_D \times d\vec{m} \cdot \vec{v}_D) = -2 \int_{(S_D)} \vec{r}_D \times v_D m_{s_D} - 2m_{s_D} v_D \cdot \vec{j} \cdot \vec{r}_D \times \vec{I}_2$$

Έχουμε ακόμα (βλέπε σχήμα (2.1)) ότι

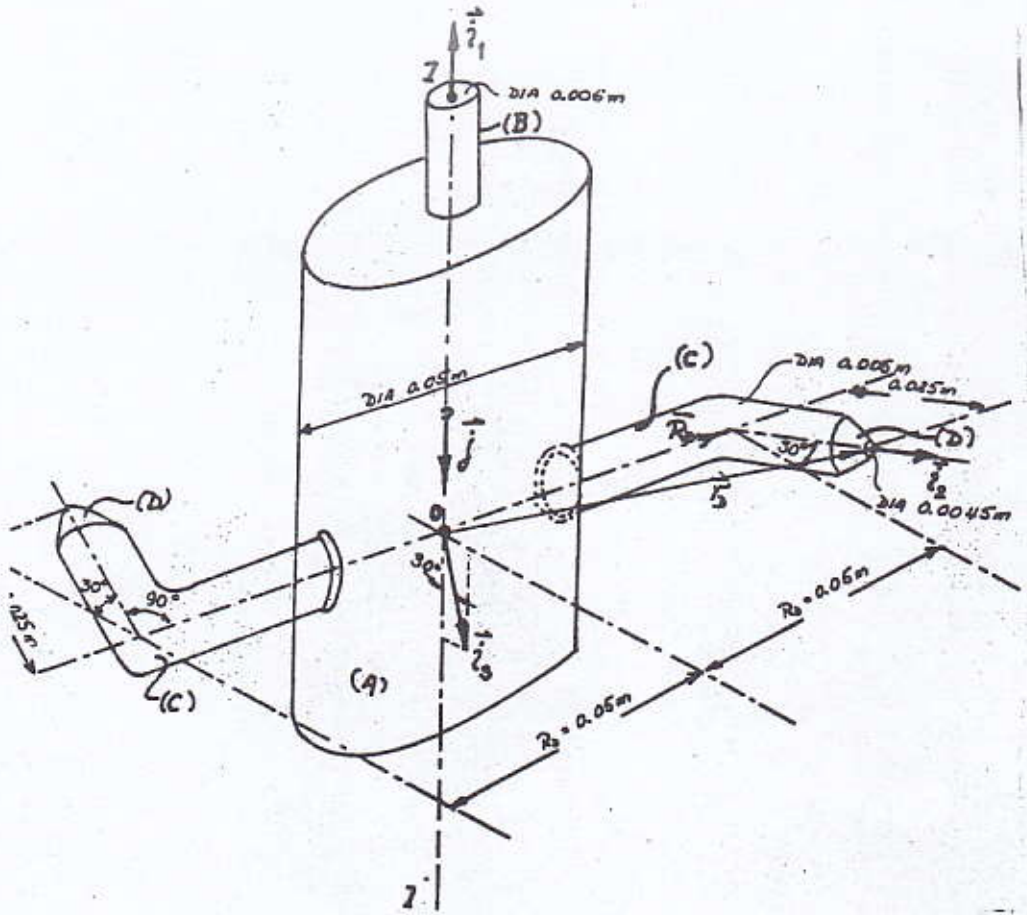
$$\vec{j} \cdot \vec{r}_D \times \vec{I}_2 = \vec{j} \cdot \vec{I}_3 R_D = R_D \cos 30^\circ$$

και επομενως:

$$M_{I-I} = -2 \times 0.34974 \text{ kg/s} \times 21.99 \text{ m/s} \times 0.05 \text{ m} \times \cos 30^\circ = -0.66604 \text{ Ntm}$$

$$M_{I-I} = 0.6604 \text{ Ntm}$$

H2.7



$$\begin{aligned}
 d_b &= 0.006\text{m} \\
 d_A &= 0.05\text{m} \\
 d_c &= 0.006\text{m} \\
 d_d &= 0.0045\text{m}
 \end{aligned}$$

Σκηνή 2.1 Διάταξη δοχείου με δύο ακροφύσια έκφυγής νερού προς την ατμόσφαιρα.

ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 3

Στό σχήμα (3.1) ένα δοχείο Β συνδέεται με ένα άγωγό Α, με τη βοήθεια ενός ελαστικού σύνδεσμου που δεν μπορεί να μεταφέρει δυνάμεις και ροπές. Στη διατομή 1-1 υπάρχει ομοιόμορφη διανομή της ταχύτητας και της στατικής πίεσης. Το ρευστό είναι μη συνεκτικό με σταθερή πυκνότητα  $\rho = 1.03 \cdot 10^3 \text{ kg/m}^3$ . Το μήκος  $L$  του δοχείου Β είναι πολύ μεγάλο σε σχέση με το πλάτος του. Στη διατομή 2-2 σχηματίζεται ένα τετράγωνο άφρακτο από όπου το ρευστό βγαίνει στην ατμόσφαιρα με τη μορφή δέσμης. Στη θέση αυτή η ταχύτητα του ρευστού είναι ομοιόμορφη και ίση με  $V_2 = 15 \text{ m/s}$ . Η στατική πίεση στη δέση είναι παντού ίση με την ατμοσφαιρική. Αν αγνοήσουμε την βαρύτητα τότε ο άξονας της δέσμης είναι παράλληλος με τον άξονα του δοχείου. Ανάμεσα σε κατάλληλα διαμορφωμένες παράλληλες οδηγητικές πλάκες Γ, υπάρχει ένα στερεό σώμα Δ. Το σύστημα των δύο παραλλήλων πλανών και του σώματος Δ είναι σταθερά στηριγμένο με τη βοήθεια ενός βραχίονα στη θέση Ε.

Προσδιορίστε:

- Τή δύναμη που πρέπει να ασκηθῆ για να μείνει το δοχείο Β ακίνητο.
- Τήν αντίδραση (φορά, μέγεθος) στη θέση στήριξης Ε που προέρχεται από το σύστημα πλανών και σώματος Δ, αν συνάρτηση της γωνίας  $\alpha$ , αν αγνοήσουμε τη συνεκτικότητα του ρευστού. (Στις διατομές 3-3, η ταχύτητα είναι ομοιόμορφη και σχηματίζει γωνία  $\alpha$  με τον άξονα).
- Τήν αντίδραση (φορά, μέγεθος) στη θέση στήριξης Ε που προέρχεται από το σύστημα πλανών και σώματος Δ αν η ταχύτητα στις διατομές 3-3 είναι ίση με το 90% από αυτή της προηγούμενης έρωτησης, επειδή υπάρχουν τριβές στο σώμα Δ. Οι ταχύτητες  $V$ , θεωρούνται πάλι ομοιόμορφες και η συνεκτικότητα θεωρείται αγνοηταία για τη ροή μέσα από το δοχείο.

Δίδεται  $d = 0.1 \text{ m}$



ΛΥΣΗ

α) Για άδιαβατική ροή άσυμπιεστου ρευστού έχουμε από την εξίσωση (2.20c), πάνω σε μία γραμμή ροής.

$$d\left(\frac{p_t}{\rho}\right) = -\frac{\partial}{\partial t}\left(\frac{V^2}{2}\right)dt + \vec{v} \cdot \vec{\xi}dt$$

Επειδή η ροή είναι άτριβής και μόνιμη καταλήγουμε πώς:

$$d\left(\frac{p_t}{\rho}\right) = 0 \quad \text{δηλ.} \quad \frac{p_t}{\rho} = ct$$

και από τον ορισμό του  $p_t$ :

$$\frac{p}{\rho} + \frac{1}{2}V^2 + gz = ct$$

Εφ' όσον άμελεϊται η βαρύτητα:

$$\frac{p}{\rho} + \frac{1}{2}V^2 = p_t/\rho = ct \quad (1)$$

πάνω σε μία γραμμή ροής.

Στις διατομές (1-1) και (2-2) έχουμε σταθερή ταχύτητα και στατική πίεση. Άρα η κατάσταση του ρευστού στη διατομή (1-1) συνδέεται με τη κατάσταση του ρευστού στη διατομή (2-2) με τη σχέση:

$$p_{t_1} = p_1 + \frac{1}{2}\rho V_1^2 = p_{t_2} = p_2 + \frac{1}{2}\rho V_2^2 \quad (2)$$

Εκμορφώνοντας τη σχέση (1) στη διατομή (2-2):

$$p_{t_2} = p_2 + \frac{1}{2}\rho V_2^2$$

$$(p_{t_2} - p_2) = \frac{1}{2}\rho V_2^2 \quad \text{και} \quad (p_{t_2} - p_{atm}) = \frac{1}{2} \times 1.03 \times 10^3 \text{ kg/m}^3 \times 15^2 \text{ m}^2/\text{s}^2 =$$

$$= 1.16 \times 10^5 \text{ N/m}^2$$

$$p_2 = p_{atm}$$

$$\rho = 1.03 \times 10^3 \text{ kg/m}^3$$

$$V_2 = 15 \text{ m/s}$$

$$(p_{t_2} - p_{atm}) =$$

$$= 1.16 \times 10^5 \text{ N/m}^2$$

Η εξίσωση της συνέχειας για μία κλειστή επιφάνεια που περικλείει κάποιο όγκο, που μέσα του δεν υπάρχουν πηγές και καταβόθρες, δίνει

$$\int_S \rho \vec{v} \cdot d\vec{S} = ct \quad (3)$$

Εφαρμόζοντας την (3) ανάμεσα στις διατομές 1-1 και 2-2 με βάση την υπόθεση της ομοιόμορφης διανομής της ταχύτητας και της σταθερής πυκνότητας παίρνουμε:

$$V_1 S_1 = V_2 S_2$$

όποτε παίρνοντας τις διαστάσεις από το σχήμα:

$$V_1 = \frac{S_2}{S_1} \times V_2 = \frac{(2d)^2}{\pi \frac{d^2}{4}} \times 15 \text{ m/s} = 16/\pi \times 15 \text{ m/s} = 76.39 \text{ m/s} \quad V_1 = 76.39 \text{ m/s}$$

Εφαρμόζοντας την εξίσωση (2) ανάμεσα στις διατομές 1-1 και 2-2 αμελώντας και από τα δύο μέλη την  $p_{atm}$ :

$$(p_1 - p_{atm}) + \rho \frac{V_1^2}{2} = (p_{t_1} - p_{atm}) = (p_{t_2} - p_{atm})$$

$$p_1 - p_{atm} = (p_{t_2} - p_{atm}) - \frac{1}{2} \rho V_1^2 = 1.16 \times 10^5 \text{ N/m}^2 - \frac{1}{2} \times 1.03 \times 10^3 \text{ kg/m}^3 \times (p_1 - p_{atm}) = -28.9 \times 10^6 \text{ N/m}^2 \times 76.39 \text{ m/s} = -28.9 \times 10^6 \text{ N/m}^2$$

Εφαρμόζουμε τώρα το θεώρημα της ορμής ανάμεσα στις διατομές 1-1 2-2. Από τη σχέση (2.40) έχουμε την ολοκληρωτική μορφή της εξίσωσης της διατήρησης της ορμής για σταθερή ροή και αμελώντας την βαρύτητα:

$$\vec{F}_W = \int \dot{m}_{S_1} \vec{v}_1 - \int \dot{m}_{S_2} \vec{v}_2 + \int (-\vec{n}_1) p_1 dS_1 + \int (-\vec{n}_1) p_2 dS_2 + \int (-\vec{n}_2) \tau_1 dS_1 + \int (-\vec{n}_2) \tau_2 dS_2$$

Αμελώντας την τριβή καταλήγουμε:

$$\vec{F}_W = \int \dot{m}_{S_1} \vec{v}_1 - \int \dot{m}_{S_2} \vec{v}_2 + \int (-\vec{n}_1) p_1 dS_1 + \int (-\vec{n}_1) p_2 dS_2 \quad (4)$$

και προβάλλοντας στην άξονική διεύθυνση, παίρνοντας υπόψη την ομοιόμορφη διανομή ταχύτητας (και συνεπώς και στατικής πίεσης), και τη σταθερή πυκνότητα.

$$(F_{W_{\alpha B}}) = m_s V_1 - m_s V_2 + (p_1 - p_{atm}) S_1 - (p_2 - p_{atm}) S_2 \quad (4a)$$

Προσδιορίζουμε τη παροχή μάζας με βάση την εξίσωση συνεχείας για  $d = 0.10m$ , οπότε:

$$d = 0.10m$$

$$m_s = \rho V_1 S_1 = 1.03 \times 10^3 \text{ kg/m}^3 \times 76.39 \text{ m/s} \times \frac{\pi (0.1)^2}{4} \text{ m}^2 = 617.96 \text{ kg/s}$$

$$m_s = 617.96 \text{ kg/s}$$

Με αντικατάσταση στην (4a)

$$(F_{W_{\alpha B}}) = 617.96 \text{ kg/s} (76.39 - 15) + \frac{\pi (0.1)^2}{4} \text{ m}^2 \times (-2.89 \times 10^6 \text{ N/m}^2) = (F_{W_{\alpha B}}) = 15.238.56 \text{ N} = 15238.56 \text{ Nt}$$

(β) Στη συνέχεια εφαρμόζουμε το θεώρημα της ορμής (εξίσωση (4)) ανάμεσα στις διατομές 2-2 και 3-3. Παρατηρούμε άμεσα πως κατά την κάθετη προς τον άξονα διεύθυνση (t) η δύναμη που εφαρμόζεται στα τοιχώματα του (Δ) είναι ίση προς το μηδέν ( $F_{W_{t \Delta}} = 0$ ).

Αυτό φαίνεται από την εφαρμογή της εξίσωσης (4) με τις παρατηρήσεις που κάναμε για την ατμοσφαιρική πίεση στην αρχή της πρώτης άσκησης. Αντικαθιστώντας έχουμε:

$$(F_{W_{t \Delta}}) = -m_s (V_3 \sin \alpha + V_3 \sin(-\alpha)) - (p_3 - p_{atm}) S_3 \sin \alpha - (p_3 - p_{atm}) S_3 \sin(-\alpha) = 0$$

$$(F_{W_{t \Delta}}) = 0$$

Ας παρατηρήσουμε ότι στην περίπτωση μας, ούτως ή άλλως οι δύο τελευταίοι όροι είναι μηδέν, επειδή από τα δεδομένα έχουμε ότι

$$p_3 = p_2 = p_{atm}$$

Εφαρμόζοντας την (4) για την άξονική διεύθυνση ανάμεσα στη διατομή (2-2) και (3-3) έχουμε:

$$(F_{W_{\alpha \Delta}}) = m_s V_2 - m_s V_{\alpha 3} = m_s V_2 - m_s V_3 \cos \alpha \quad (5)$$

Στη διατομή (3-3) έχουμε ομοιόμορφη ταχύτητα και στατική πίεση και η ροή από (2-2) ως (3-3) είναι άτριβής, άρα ισχύει:

$$p_3 + \frac{1}{2} \rho V_3^2 = p_{t_3} = p_{t_2} \quad (6)$$

και έχοντας υπόψη πως  $p_3 = p_{atm}$  η (6) δίνει:



$$V_3 = \sqrt{(p_{t_2} - p_{atm}) \frac{2}{\rho}} = \sqrt{1.16 \times 10^5 \text{ N/m}^2 \times \frac{2}{1.03 \times 10^3 \text{ kg/m}^3}} = 15 \text{ m/s} \quad V_3 = 15 \text{ m/s}$$

Άρα με αντικατάσταση στην (5)

$$(F_{W_{\alpha \Delta}}) = 617.96 \times 15 (1 - \cos \alpha) = 9269.4 (1 - \cos \alpha) \text{ Nt} \quad (F_{W_{\alpha \Delta}}) = 9269.4 (1 - \cos \alpha) \text{ Nt}$$

Στή θέση στήριξης Ε εφαρμόζεται φυσικά η δύναμη  $(F_{W_{\alpha \Delta}})$ . Έπει-  
δή ο άξονας εφαρμογής της δύναμης δεν διέρχεται από το Ε, έχουμε  
σάν αποτέλεσμα μία ροπή που άσκειται στο Ε και που προκύπτει  
εκπαρόζοντας τη σχέση ισορροπίας των ροπών για τη θέση αυτή.

Έχουμε λοιπόν:

$$M_E = (F_{W_{\alpha \Delta}}) \cdot 5 \cdot d = 9269.4 \times (1 - \cos \alpha) \times 5 \times 0.1 = 4634.7 (1 - \cos \alpha) \text{ Ntm} \quad M_E = 4634.7 (1 - \cos \alpha) \text{ Ntm}$$

γ. Εφαρμόζοντας το θεώρημα της όρμης με τα νέα δεδομένα,  
έχουμε και πάλι  $(F_{W_{\alpha \Delta}}) = 0$ . Για την άξονική διεύθυνση, εφαρ-  
μογή της (4) ανάμεσα  $\Delta$  στη (2-2) και (3-3), δίνει:

$$(F_{W_{\alpha \Delta}}) = 617.96 \text{ kg/m}^3 \times 15 \text{ m/s} - 617.96 \text{ kg/m}^3 \times 15 \text{ m/s} \times 0.90 \cos \alpha =$$

$$= 9269.4 (1 - 0.9 \cos \alpha) \text{ Nt} \quad (F_{W_{\alpha \Delta}}) = 9269.4 (1 - 0.9 \cos \alpha) \text{ Nt}$$

και η ροπή

$$M_E = 4634.7 (1 - 0.9 \cos \alpha) \text{ Ntm} \quad M_E = 4634.7 (1 - 0.9 \cos \alpha) \text{ Ntm}$$

ΣΗΜ.: Οι επιφάνειες  $S_3$  στην (γ) περίπτωση διαφέρουν από αυτές  
στην (β) για να ικανοποιείται η συνέχεια σύμφωνα με τις  
υποθέσεις μας.



ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 4

Τό σχήμα (4.2) παρουσιάζει την περίπτωση επίπεδης πτερόγωσης με άπειρο πλήθος λασπεχόντων πτερυγίων της ίδιας μορφής και του αυτού προσανατολισμού (άτέρμων πτερόγωση). Ο άγωγός μέσα στον οποίο είναι τοποθετημένη η πτερόγωση (βλέπε σχήμα (4.1)) είναι συμμετρικός ως προς τον άξονα I-I. Η ροή στις θέσεις (1) και (2) λαμβάνεται ομοιόμορφη. Η ταχύτητα εισόδου στη θέση 1 είναι κάθετη στο μέτωπο της πτερόγωσης (άξονας II-II). Η πτερόγωση είναι σχεδιασμένη κατά τέτοιο τρόπο ώστε η ταχύτητα στη θέση (2) να παρεκκλίνει κατά  $30^\circ$ . θεωρώντας τό ρευστό άσυμπίεστο και άμελόντας τις τριβές ζητείται να υπολογισθούν:

1. Οι συνιστώσες κατά τούς άξονες I-I και II-II της δύναμης πού άσκειται πάνω σέ ένα πτερόγιο γιά τίς τρείς τιμές τού ύμους  $h_2$  πού δίνονται στό σχήμα (4.2).
2. Η διαφορά στις στατικές πιέσεις μεταξύ τών θέσεων (1) και (2) γιά τίς τρείς τιμές τού  $h_2$ .
3. Εάν η πτερόγωση μέ όλα τά υπολογισμένα μεγέθη της θεωρηθή αντιπροσωπευτική της μέσης κατάστασης πού επικρατεί στό σχετικό σύστημα στή μέση άκτίνα μιός άξονικής στροβιλομηχανής, να υπολογιστεί ή ισχύς πού μεταφέρεται από τό ρευστό στόν άξονα. Δίδεται ή ταχύτητα περιστροφής της μηχανής  $N = 300$  rpm και ή μέση άκτίνα  $R_m = 0.127$  m.
4. Στο σχήμα (4.3) παρουσιάζεται ή περίπτωση μιός πτερόγωσης όμοιας μέ την προηγούμενη όπου όμως στή θέση 1 ή ομοιόμορφη ταχύτητα σχηματίζει γωνία  $60^\circ$  μέ τόν άξονα II-II και στή θέση 2 είναι κάθετη στόν ίδιο άξονα. Ζητείται να υπολογισθούν στή νέα αυτή περίπτωση τά μεγέθη τών τριών πρώτων ερωτημάτων.

ΠΑΡΑΤΗΡΗΣΗ: Πολλά από τά δεδομένα τού παραδείγματος δίνονται μαζί μέ τά σχήματα.



ΛΥΣΗ

1. Έπειδή η ροή στις θέσεις (1) και (2) είναι ομοιόμορφη και οι τριβές παραλείπονται, οι συνιστώσες της δύναμης κατά τους άξονες I-I και II-II δίνονται αντίστοιχα (σχέσεις (2.81α)) και (2.82α)).

$$F_a = m_s (v_{a_1} - v_{a_2}) + p_1 S_1 - p_2 S_2 = m_s (v_{a_1} - v_{a_2}) + p_1 s h_1 - p_2 s h_2 \quad (1)$$

$$F_u = m_s (v_{u_1} - v_{u_2}) \quad (2)$$

Επίσης:

$$\begin{aligned} m_s &= \rho s_1 v_{a_1} = \rho s h_1 v_{a_1} = 1000 \text{ kg/m}^3 \times 0.0798 \text{ m} \times 0.1524 \text{ m} \times 9.14 \text{ m/sec} = \\ &= 111.20 \text{ kg/sec} \qquad \qquad \qquad m_s = 111.20 \text{ kg/sec} \end{aligned}$$

Η ταχύτητα  $v_{a_2}$  υπολογίζεται από την εξίσωση της συνέχειας:

$$v_{a_2} = \frac{m_s}{\rho s h_2} = \frac{111.20 \text{ kg/sec}}{1000 \text{ kg/m}^3 \times 0.0798 \text{ m} \times h_2}$$

έχοντας τις τρεις τιμές του  $h_2$ , έχουμε:

$$(v_{a_2})_{(h_2)_1} = 10.9 \text{ m/sec}$$

$$(v_{a_2})_{(h_2)_1} = 10.9 \text{ m/sec}$$

$$(v_{a_2})_{(h_2)_2} = 9.14 \text{ m/sec}$$

$$(v_{a_2})_{(h_2)_2} = 9.14 \text{ m/sec}$$

$$(v_{a_2})_{(h_2)_3} = 7.8 \text{ m/sec}$$

$$(v_{a_2})_{(h_2)_3} = 7.8 \text{ m/sec}$$

Η περιφερειακή συνιστώσα  $v_{u_2}$ :

$$v_{u_2} = v_{a_2} \times \tan 30^\circ$$

Άρα:

$$(v_{u_2})_{(h_2)_1} = 6.3 \text{ m/sec}$$

$$(v_{u_2})_{(h_2)_1} = 6.3 \text{ m/sec}$$

$$(V_{u_2})_{(h_2)_2} = 5.3 \text{ m/sec}$$

$$(V_{u_2})_{(h_2)_3} = 4.5 \text{ m/sec}$$

$$(V_{u_2})_{(h_2)_2} = 5.3 \text{ m/sec}$$

$$(V_{u_2})_{(h_2)_3} = 4.5 \text{ m/sec}$$

• Η ταχύτητα  $V_2$  δίδεται από τη σχέση:

$$V_2 = \frac{V_{u_2}}{\cos 30^\circ}$$

• Επομένως:

$$(V_2)_{(h_2)_1} = 12.58 \text{ m/sec}$$

$$(V_2)_{(h_2)_2} = 10.51 \text{ m/sec}$$

$$(V_2)_{(h_2)_3} = 9.00 \text{ m/sec}$$

$$(V_2)_{(h_2)_1} = 12.58 \text{ m/sec}$$

$$(V_2)_{(h_2)_2} = 10.51 \text{ m/sec}$$

$$(V_2)_{(h_2)_3} = 9.00 \text{ m/sec}$$

• Επειδή έχουμε μόνιμη άσυμπιεστη ροή χωρίς τριβές, η εξίσωση διατήρησης της ενέργειας δίνει:

$$p_{t_1} = p_{t_2} = p_1 + \frac{\rho}{2} V_1^2 = p_2 + \frac{\rho}{2} V_2^2 \quad (3)$$

• Επομένως η στατική πίεση στη θέση (1), υπολογίζεται ως εξής:

$$p_1 = p_{t_1} - \frac{1}{2} \rho V_1^2 = 1 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 - \frac{1}{2} \times 1000 \text{ kg/m}^3 \times 9.14^2 \text{ m}^2/\text{sec}^2 = 0.582 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$p_1 = 0.582 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

Καθ' όμοιο τρόπο υπολογίζεται η στατική πίεση στη θέση (2):

$$p_2 = p_{t_1} - \frac{1}{2} \rho V_2^2 = 1 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 - \frac{1}{2} \times 1000 \text{ kg/m}^3 \times V_2^2$$

• Άρα:

$$(p_2)_{(h_2)_1} = 0.208 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(p_2)_{(h_2)_1} = 0.208 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(p_2')(h_2)_2 = 0.448 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(p_2')(h_2)_3 = 0.595 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

Βάσει τῶν ὀριζιῶν σχέσεων πού γράψαμε γιά τίς συνιστώσες  $F_\alpha$  καί  $F_u$ , βροσκοῦμε ὅτι:

$$(F_\alpha')(h_2)_1 = 301.74 \text{ Nt}$$

$$(F_\alpha')(h_2)_2 = 162.96 \text{ Nt}$$

$$(F_\alpha')(h_2)_3 = 12.60 \text{ Nt}$$

$$(F_u')(h_2)_1 = -700.56 \text{ Nt}$$

$$(F_u')(h_2)_2 = -589.36 \text{ Nt}$$

$$(F_u')(h_2)_3 = -500.40 \text{ Nt}$$

$$(p_2')(h_2)_2 = 0.448 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(p_2')(h_2)_3 = 0.595 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(F_\alpha')(h_2)_1 = 301.74 \text{ Nt}$$

$$(F_\alpha')(h_2)_2 = 162.96 \text{ Nt}$$

$$(F_\alpha')(h_2)_3 = 12.60 \text{ Nt}$$

$$(F_u')(h_2)_1 = -700.56 \text{ Nt}$$

$$(F_u')(h_2)_2 = -589.36 \text{ Nt}$$

$$(F_u')(h_2)_3 = -500.40 \text{ Nt}$$

Τό ἀρνητικό πρόσημο τῶν  $F_u$  δηλώνει ὅτι αὐτές ἔχουν ἀντίθετη φορά τοῦ μοναδιαίου διανύσματος  $\vec{i}$  τοῦ σχήματος (4.2).

ὑπενθυμίζουμε ὅτι  $F_\alpha$ ,  $F_u$  εἶναι οἱ συνιστώσες τῆς δύναμης πού ἀσκοῦνται ἀπό τό ρευστό στά τοιχώματα.

(2) Ἡ διαφορὰ στίς στατικές πιέσεις  $p_2 - p_1$  ὑπολογίζεται γιά τίς τρεῖς τιμές τοῦ  $h_2$  :

$$(p_2 - p_1)(h_2)_1 = -0.374 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(p_2 - p_1)(h_2)_2 = -0.134 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(p_2 - p_1)(h_2)_3 = +0.013 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(p_2 - p_1)(h_2)_1 = -0.374 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(p_2 - p_1)(h_2)_2 = -0.134 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(p_2 - p_1)(h_2)_3 = +0.013 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$



(3) Ουσιαστικά θεωρούμε τις απόλυτες ταχύτητες που υπολογίσαμε στα προηγούμενα ερωτήματα, ίσες προς τις σχετικές ταχύτητες της θεωρούμενης περιστρεφόμενης πτερύγωσης.

• Η ροπή που εξασκείται σε κάθε πτερόγιο από το ρευστό δίδεται από τη σχέση:

$$M_a = F_u R_m \quad (4)$$

• Η περιφερειακή συνιστώσα  $F_u$  είναι αυτή που υπολογίσαμε προηγουμένως. Αυτό συνάγεται από τα παραπάνω:

• Η περιφερειακή συνιστώσα της δύναμης για την σταθερή πτερύγωση δίδεται από τη σχέση (2.81a) που ξαναγράφουμε:

$$F_u = m_s (V_{u_1} - V_{u_2})$$

• Η άξονική ροπή  $M_a$  για την περιστρεφόμενη πτερύγωση δίδεται από τη σχέση (2.94a) που ξαναγράφουμε:

$$M_{aR} = m_s [R_1 V_{u_1} - R_3 V_{u_2}]$$

• Εφ' όσον στην περίπτωση μας  $R_1 = R_2$  και  $M_{aR} = R \cdot F_{uR}$  έχουμε

$$F_{uR} = \frac{M_{aR}}{R} = m_s (V_{u_1} - V_{u_2})$$

• Επομένως για την ίδια παροχή  $m_s$  έχουμε στην περίπτωση μας:

$$F_{uR} = F_u$$

• Ο αριθμός των πτερυγίων είναι:

$$z_B = \frac{2\pi R}{s} = \frac{2\pi \times 0.127\text{m}}{0.0798\text{m}} = 10$$

$$z_B = 10$$

• Η γωνιακή ταχύτητα περιστροφής  $\omega$  δίδεται από τη σχέση:

$$\omega = \frac{2\pi N}{60} = \frac{2\pi \times 300}{60} = 31.4 \text{ rad/sec}$$

$$\omega = 31.4 \text{ rad/sec}$$

• Η ισχύς που μεταφέρεται από το ρευστό στον άξονα δίδεται από τη σχέση:

$$P_u = \omega M_a z_B = \omega F_u R_m z_B = 31.4 \text{ rad/sec} \times F_u \text{ Nt} \times R_m \text{ (m)} \times 10 \quad (5)$$

Θέτοντας τις τιμές της  $P_u$  στην παραπάνω σχέση έχουμε:

$$(P_u)_{(h_2)_1} = 27936 \text{ Watt}$$

$$(P_u)_{(h_2)_1} = 27936 \text{ Watt}$$

$$(P_u)_{(h_2)_2} = 23502 \text{ Watt}$$

$$(P_u)_{(h_2)_2} = 23502 \text{ Watt}$$

$$(P_u)_{(h_2)_3} = 19954 \text{ Watt}$$

$$(P_u)_{(h_2)_3} = 19954 \text{ Watt}$$

(4) Η άξονική ταχύτητα στη θέση 1 δίδεται από τη σχέση

$$V_{\alpha_1} = V_1 \times \cos 60^\circ = 9.14 \text{ (m/sec)} \times \cos 60^\circ = 4.57 \text{ (m/sec)}$$

$$V_{\alpha_1} = 4.57 \text{ m/sec}$$

Η παροχή μάζας είναι:

$$m_s = \rho s h_1 V_{\alpha_1} = 1000 \text{ kg/m}^3 \times 0.0798 \text{ m} \times 0.1524 \text{ m} \times 4.57 \text{ m/sec} =$$

$$m_s = 55.58 \text{ kg/sec}$$

$$55.58 \text{ kg/sec}$$

Η περιφερειακή συνιστώσα της ταχύτητας στη θέση 1:

$$V_{u_1} = V_1 \sin 60^\circ = 9.14 \times \sin 60^\circ = 7.92 \text{ m/sec}$$

Η άξονική συνιστώσα της ταχύτητας στη θέση 2 είναι:

$$V_{\alpha_2} = \frac{m_s}{\rho s h_2} = \frac{55.58 \text{ kg/sec}}{1000 \text{ kg/m}^3 \times 0.0798 \text{ (m)} \times h_2 \text{ (m)}}$$

Επομένως για τις τρεις τιμές του  $h_2$ :

$$(V_{\alpha_2})_{(h_2)_1} = 5.48 \text{ m/sec}$$

$$(V_{\alpha_2})_{(h_2)_1} = 5.48 \text{ m/sec}$$

$$(V_{\alpha_2})_{(h_2)_2} = 4.57 \text{ m/sec}$$

$$(V_{\alpha_2})_{(h_2)_2} = 4.57 \text{ m/sec}$$

$$(V_{\alpha_2})_{(h_2)_3} = 3.92 \text{ m/sec}$$

$$(V_{\alpha_2})_{(h_2)_3} = 3.92 \text{ m/sec}$$

Η στατική πίεση στη θέση 1:

$$P_1 = P_{t_1} - \frac{\rho}{2} V_1^2 = 1 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 - \frac{1000}{2} \times 9.14^2 \text{ Nt/m}^2 = 0.582 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$P_1 = 0.582 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

Η στατική πίεση στη θέση 2:

$$P_2 = P_{t_1} - \frac{\rho}{2} V_2^2 = 1 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 - \frac{1000}{2} \text{ kg/m}^3 \times V_2^2$$

Για τις τρεις τιμές του  $h_2$ :

$$(P_2)_{(h_2)_1} = 0.852 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(P_2)_{(h_2)_2} = 0.891 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(P_2)_{(h_2)_3} = 0.923 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

Οι συνιστώσες  $F_a$  και  $F_u$  υπολογίζονται πάλι σύμφωνα με τις σχέσεις (1) και (2):

$$F_u = m_s V u_1 = 55.58 \text{ kg/sec} \times 7.92 \text{ m/sec} = 440.19 \text{ Nt}$$

$$F_u = 440.19 \text{ Nt}$$

$$(F_a)_{(h_2)_1} = -204.22 \text{ Nt}$$

$$(F_a)_{(h_2)_1} = -204.22 \text{ Nt}$$

$$(F_a)_{(h_2)_2} = -374.57 \text{ Nt}$$

$$(F_a)_{(h_2)_2} = -374.57 \text{ Nt}$$

$$(F_a)_{(h_2)_3} = -561.51 \text{ Nt}$$

$$(F_a)_{(h_2)_3} = -561.51 \text{ Nt}$$

Τό άρνητικό πρόσημο στην  $F_a$  σημαίνει ότι αυτή έχει κατεύθυνση την αντίθετη του διανύσματος  $\vec{j}$ .

Η διαφορά των στατικών πιέσεων  $P_2 - P_1$  υπολογίζεται σύμφωνα με τις ήδη υπολογισμένες τιμές των  $P_1$  και  $P_2$ :

$$(P_2 - P_1)_{(h_2)_1} = 0.263 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(P_2 - P_1)_{(h_2)_1} = 0.263 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(P_2 - P_1)_{(h_2)_2} = 0.308 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(P_2 - P_1)_{(h_2)_2} = 0.308 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$



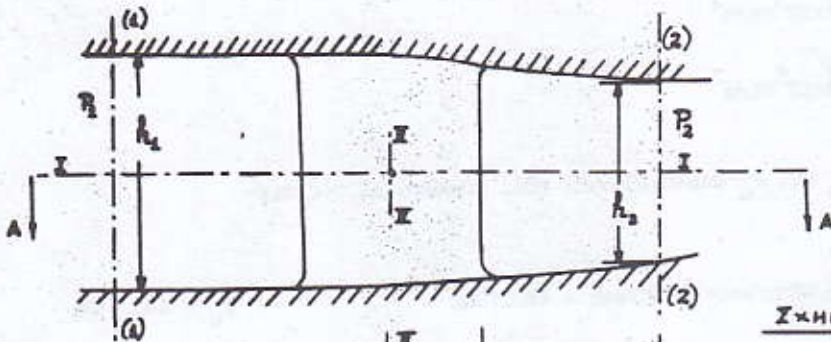
$$(P_2 - P_1) (h_2)_3 = 0.338 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$(P_2 - P_1) (h_2)_3 = 0.338 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

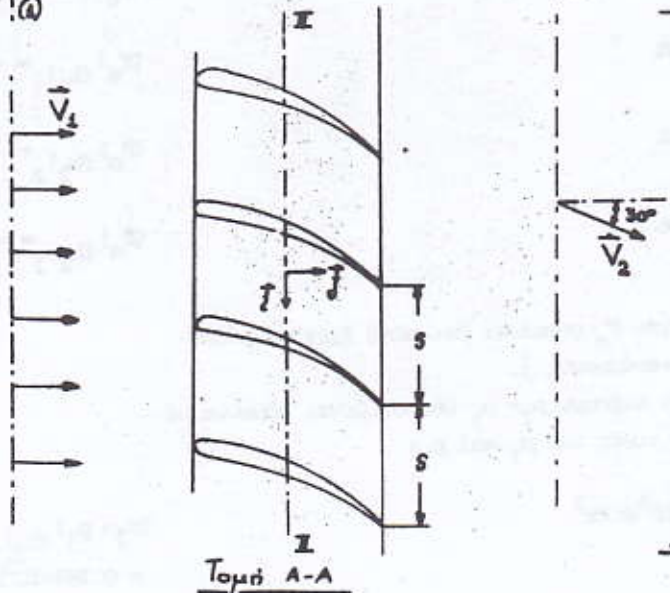
Η ισχύς που μεταφέρεται από το ρευστό στον άξονα υπολογίζεται πάλι σύμφωνα με τη σχέση (5):

$$P_u = \omega F_u R_m z_B = 31.4 \text{ rad/sec} \times 440.19 \text{ Nt} \times 0.127 \text{ m} \times 10 = 17552 \text{ Watt}$$

$$P_u = 17552 \text{ Watt}$$

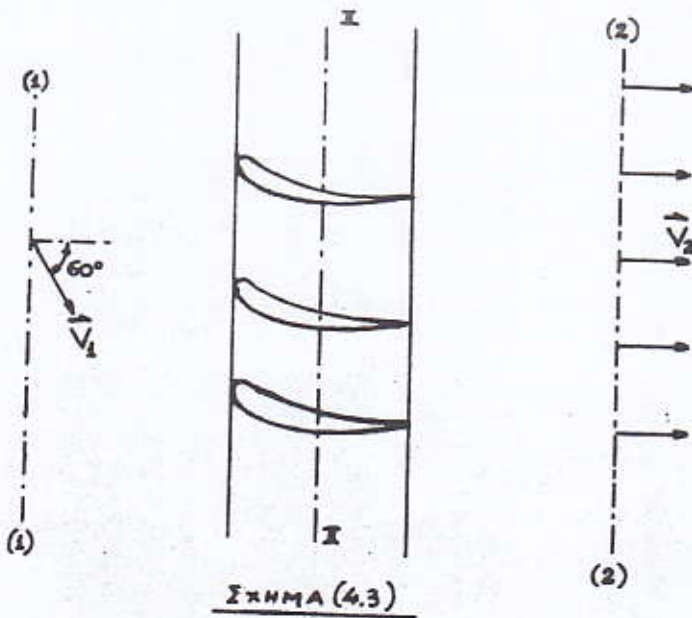


ΣΧΗΜΑ (4.1)



ΣΧΗΜΑ (4.2)

Π4-9



ΔΕΔΟΜΕΝΑ

- $h_1 = 15.24 \text{ cm}$
- $h_2 = 12.70 \text{ cm}/15.24 \text{ cm}/17.78 \text{ cm}$
- $V_1 = 9.14 \text{ m/sec}$
- $\rho = 1000 \text{ kg/m}^3$
- $b = 15.24 \text{ cm}$
- $\alpha_2 = 30^\circ$
- $s = 7.98 \text{ cm}$
- $P_{t_1} = 1 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$

ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 5

θεωρούμε την άξονική άντλία του σχήματος (5.1), στο οποίο φαίνονται και οι διαστάσεις της. Οι γωνίες ροής παραμένουν στο ίδιο σχήμα για τη μέση ακτίνα. Το ρευστό είναι νερό πυκνότητας  $10^3 \text{ kg/m}^3$  και παροχής  $10.194 \text{ m}^3/\text{min}$ . Η ταχύτητα περιστροφής της άντλίας είναι 504 RPM.

1. Νά προσδιοριστούν τα τρίγωνα ταχυτήτων στη μέση διάμετρο ( $D_m$ ) κατά μέγιστο και διεύθυνση.
2. Ας σημειωθεί ότι κατά τον υπολογισμό της άξονικής συνιστώσας της ταχύτητας θα εφαρμοστεί η εξίσωση της συνέχειας χωρίς να ληφθούν υπ' όψη μεταβολές κατά την ακτίνα.
2. θεωρούμε ότι οι απώλειες στα όδηγά πτερύγια εισόδου χαρακτηρίζονται από τον συντελεστή  $\zeta_s = \frac{p_{t0} - p_{t1}}{\frac{\rho}{2} v_1^2}$  που ισούται με 0.08. Επίσης οι απώλειες της κινητής πτερύγωσης χαρακτηρίζονται από τον συντελεστή  $\zeta_R = \frac{p_{tR1} - p_{tR2}}{\frac{\rho}{2} w_2^2}$  που ισούται με 0.15.
- α. Νά βρεθούν οι ολικές και στατικές πιέσεις στην είσοδο και στην έξοδο της κινητής πτερύγωσης για την μέση διάμετρο  $D_m$  όταν ληφθεί σαν πίεση αναφοράς η ολική πίεση  $p_t$  στην είσοδο της άντλίας.
- β. Νά υπολογισθεί η ισχύς που απορροφά η άντλία και ο βαθμός απόδοσης ολικών προς ολικές συνθήκες  $\eta_{t-t}$ .



ΛΥΣΗ

1. Η περιφερειακή ταχύτητα για τη μέση άκτινα είναι:

$$U_m = \omega \cdot R_m = \frac{2\pi N}{60} \cdot \frac{D_m}{2} = \frac{\pi \times 504 \text{ RPM} \times 0.254 \text{ m}}{60 \text{ sec/min}} = 6.70 \text{ m/s} \quad (1) \quad U_m = 6.70 \text{ m/s}$$

Οι άξονικές συνιστώσες των ταχυτήτων υπολογίζονται από το θεώρημα της συνέχειας

$$Q_s = V_{\alpha_1} S_1 = V_{\alpha_2} S_2 \quad (2)$$

όπου

$$Q_s = \text{παροχή όγκου της άντλίας} \quad (\text{m}^3/\text{s})$$

$$V_{\alpha} = \text{άξονική συνιστώσα} \quad (\text{m/s})$$

$$S = \text{διατομή} \quad (\text{m}^2)$$

και

$$S_1 = \pi D_m h_1$$

όπου

$$h_1 = \text{ύψος του καναλιού στη θέση (1)} \quad (\text{m})$$

και

$$S_2 = \pi D_m h_2$$

μέ

$$h_2 = \text{ύψος του καναλιού στη θέση (2)} \quad (\text{m}).$$

Από την σχέση (2) ως προς τις άξονικές συνιστώσες και έχουμε:

$$V_{\alpha_1} = \frac{Q_s}{\pi D_m h_1} = \frac{10.194 \text{ m}^3/\text{min}}{\pi \times 0.254 \text{ m} \times 0.051 \text{ m} \times 60 \text{ sec/min}} = 4.17 \text{ m/s} \quad (5) \quad V_{\alpha_1} = 4.17 \text{ m/s}$$

$$V_{\alpha_2} = \frac{Q_s}{\pi D_m h_2} = \frac{10.194 \text{ m}^3/\text{min}}{\pi \times 0.254 \text{ m} \times 0.056 \text{ m} \times 60 \text{ sec/min}} = 3.80 \text{ m/s} \quad (6) \quad V_{\alpha_2} = 3.80 \text{ m/s}$$

Με τη βοήθεια των τιμών των  $V_{\alpha_1}$  και  $V_{\alpha_2}$  και των γωνιών που δίνονται στο σχήμα (5.1) κατασκευάζονται τα τρίγωνα ταχυτήτων για τα οποία έχουμε:

$$V_{u_1} = V_{\alpha_1} \tan \alpha_1 = 4.17 \text{ m/s} \times \tan(27^\circ) = -2.12 \text{ m/s}$$

$$V_{u_1} = -2.12 \text{ m/s}$$

$$W_{u_2} = V_{\alpha_2} \tan \alpha_2 = 3.80 \text{ m/s} \times \tan(58^\circ) = 6.08 \text{ m/s}$$

$$W_{u_2} = -6.08 \text{ m/s}$$

$$V_{u_2} = U_m + W_{u_2} = 6.70 \text{ m/s} - 6.08 \text{ m/s} = 0.62 \text{ m/s}$$

$$V_{u_2} = 0.62 \text{ m/s}$$

$$-W_{u_1} = U_m - V_{u_1} = 6.7 \text{ m/s} + 2.12 \text{ m/s} = 8.82 \text{ m/s}$$

$$W_{u_1} = -8.82 \text{ m/s}$$

Από τα τρίγωνα ταχυτήτων έχουμε:

$$V_1 = \sqrt{V_{\alpha_1}^2 + V_{u_1}^2} = \sqrt{(4.17 \text{ m/s})^2 + (2.12 \text{ m/s})^2} = 4.68 \text{ m/s}$$

$$V_1 = 4.68 \text{ m/s}$$

$$W_1 = \sqrt{V_{\alpha_1}^2 + W_{u_1}^2} = \sqrt{(4.13 \text{ m/s})^2 + (8.82 \text{ m/s})^2} = 9.76 \text{ m/s}$$

$$W_1 = 9.76 \text{ m/s}$$

Από το τρίγωνο ταχυτήτων της εισόδου προσδιορίζονται

$$\alpha_1 = -27^\circ \quad (\text{βλ. σχήμα 5.2})$$

$$\alpha_1 = -27^\circ$$

$$\beta_1 = \tan^{-1} \frac{W_{u_1}}{V_{u_1}} = \tan^{-1} \left( -\frac{8.82}{4.17} \right) = -64.7^\circ$$

$$\beta_1 = -64.7^\circ$$

Επίσης:

$$V_2 = (V_{\alpha_2}^2 + V_{u_2}^2)^{1/2} = [(3.8 \text{ m/s})^2 + (0.62 \text{ m/s})^2]^{1/2} = 3.85 \text{ m/s}$$

$$V_2 = 3.85 \text{ m/s}$$

$$\alpha_2 = \tan^{-1} \frac{V_{u_2}}{V_{\alpha_2}} = \tan^{-1} \frac{0.62}{3.8} = 9.3^\circ$$

$$\alpha_2 = 9.3^\circ$$

$$W_2 = (V_{\alpha_2}^2 + W_{u_2}^2)^{1/2} = [(3.8 \text{ m/s})^2 + (6.08 \text{ m/s})^2]^{1/2} = 7.17 \text{ m/s}$$

$$W_2 = 7.17 \text{ m/s}$$

$$\beta_2 = \tan^{-1} \frac{W_{u_2}}{V_{u_2}} = \tan^{-1} \left( -\frac{6.08}{0.62} \right) = -58^\circ$$

$$\beta_2 = -58^\circ$$

Τά δύο τρίγωνα εισόδου και εξόδου στη κινητή πτερόγωση τά παριστάνουμε στο σχήμα (5.2)

2. Ο υπολογισμός μας είναι μονοδιάστατος και γίνεται στη μέση διάμετρο ή όποια θεωρείται καί γραμμή ροής.

α. Δίνεται ότι

$$\zeta_s = 0.08 = \frac{p_{t_0} - p_{t_1}}{\frac{\rho}{2} v_1^2}$$

οπότε

$$p_{t_0} - p_{t_1} = 0.08 \times \frac{1000}{2} \text{ kg/m}^3 \times (4.68 \text{ m/s})^2 = 876.1 \frac{\text{kgm}^2/\text{s}^2}{\text{m}^2} \quad (= \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2})$$

Άρα έχουμε την ολική πίεση στην είσοδο της κινητής πτερόγωσης  
ως προς την ολική πίεση στην είσοδο της αντλίας

$$p_{t_1} - p_{t_0} = -876.1 \text{ Nt/m}^2 \quad (7) \quad p_{t_1} - p_{t_0} = -876.1 \text{ Nt/m}^2$$

Αλλά

$$p_{t_1} = p_1 + \frac{1}{2} \rho v_1^2$$

οπότε

$$p_1 = p_{t_1} - \frac{1}{2} \rho v_1^2 \quad (8)$$

Συνδυάζοντας τις εξισώσεις (7) και (8)

$$\begin{aligned} p_1 &= p_{t_0} - 876.1 \text{ Nt/m}^2 - \frac{1}{2} \times 1000 \text{ kg/m}^3 \times (4.68 \text{ m/s})^2 = \\ &= p_{t_0} - 11827.3 \text{ Nt/m}^2 \end{aligned}$$

Επομένως η στατική πίεση στη θέση 1 είναι:

$$p_1 - p_{t_0} = -11827.3 \text{ Nt/m}^2 \quad (9) \quad p_1 - p_{t_0} = -11827.3 \text{ Nt/m}^2$$

Από τον ορισμό της σχετικής ολικής πίεσης, σχέση (2.33)  
των σημειώσεων του μαθήματος θερμοκινητικών Στροβιλομηχανών Ι  
έχουμε:

$$p_{t_{R_1}} = p_1 + \rho \frac{w_1^2}{2} - \rho \frac{u_2^2}{2} \quad (10)$$

και



$$P_{t_{R_2}} = P_2 + \rho \frac{W_2^2}{2} - \frac{\rho}{2} U^2 \quad (11)$$

Από τόν συνδυασμό τών (ΙΟ) καί (ΙΙ) έχουμε:

$$P_{t_{R_1}} - P_{t_{R_2}} = P_1 - P_2 + \frac{\rho}{2} (W_1^2 - W_2^2) \quad (12)$$

Δίδεται όμως ότι:

$$\zeta_R = 0.15 = \frac{P_{t_{R_1}} - P_{t_{R_2}}}{\frac{\rho}{2} W_2^2}$$

οπότε:

$$P_{t_{R_1}} - P_{t_{R_2}} = 0.15 \frac{\rho}{2} W_2^2 \quad (13)$$

Αντικαθιστούμε τήν (13) στην (12) καί παίρνουμε:

$$0.15 \frac{\rho}{2} W_2^2 = P_1 - P_2 + \frac{\rho}{2} (W_1^2 - W_2^2)$$

ή

$$P_1 - P_{t_0} + \frac{\rho}{2} (W_1^2 - W_2^2) - 0.15 \frac{\rho}{2} W_2^2 = P_2 - P_{t_0}$$

οπότε:

$$P_2 - P_{t_0} = -11827.3 \text{ Nt/m}^2 + \frac{1000}{2} [(9.76 \text{ m/s})^2 - (7.17 \text{ m/s})^2] - P_2 - P_{t_0} = 6241.4 \text{ Nt/m}^2$$

$$-0.15 \frac{1000}{2} (7.17 \text{ m/s})^2 = 6241.4 \text{ Nt/m}^2$$

Επίσης ή ολική πίεση στην έξοδο κινητής πτερόγωσης είναι:

$$P_{t_2} = P_2 + \frac{1}{2} \rho V_2^2$$

ή

$$P_{t_2} - P_{t_0} = P_2 - P_{t_0} + \frac{1}{2} \rho V_2^2 = 6241.4 \text{ Nt/m}^2 + \frac{1}{2} \times 1000 \text{ kg/m}^3 \times (3.85 \text{ m/s})^2 =$$

$$= 13652.65 \text{ Nt/m}^2$$

$$P_{t_2} - P_{t_0} = 13652.65 \text{ Nt/m}^2$$

β. Ἡ ἰσχύς τῆς ἀντλίας θὰ βρεθεῖ ἀπὸ τὴ σχέση (2.96α)

$$P = \dot{m}_s [U_2 V_{u_2} - U_1 V_{u_1}] \quad (14)$$

Ἡ παροχὴ μάζας εἶναι:

$$\dot{m}_s = Q_s \rho = 10.194 \text{ m}^3/\text{min} \times 1000 \text{ kg/m}^3 \times \frac{1}{60 \text{ sec/min}} = 169.9 \text{ kg/s} \quad \dot{m}_s = 169.9 \text{ kg/s}$$

Ἀντικαθιστοῦμε στὴν (14) τὰ ὑπολογισθέντα μεγέθη καὶ ἔχουμε:

$$\begin{aligned} P &= 169.9 \text{ kg/s} [6.70 \text{ m/s} \times (-2.12 \text{ m/s}) + 6.70 \text{ m/s} \times 0.62 \text{ m/s}] = \\ &= +3119.02 \text{ kgm}^2/\text{s}^3 = +3119.02 \text{ W} \quad P = 3119 \text{ kW} \end{aligned}$$

Ἡ ἰσχύς αὐτὴ ἀπορροεῖται ἀπὸ τὴν ἀντλία.

Ὁ βαθμὸς ἀπόδοσης ποὺ ζητεῖται θὰ προσδιοριστεῖ ἀπὸ τὸ λόγο

$$\eta_{t-c} = \frac{h_{t_2} - h_{t_1}}{h_{t_2} - h_{t_1}} = \frac{P_{t_2} - P_{t_1}}{\rho} \times \frac{1}{h_{t_2} - h_{t_1}} \quad (15)$$

$P_{t_2} - P_{t_1}$  Ἡ διαφορά ὀλικῶν πιέσεων μὲ ἀπώλειες.

Ἀλλὰ ἀπὸ τὴ σχέση (2.98)

$$\begin{aligned} \Delta h_t &= U_2 V_{u_2} - U_1 V_{u_1} = 6.7 \text{ m/s} \times (0.62 \text{ m/s}) - 6.7 \text{ m/s} \times (-2.12 \text{ m/s}) = \\ &= 18358 \text{ m}^2/\text{s}^2 = 18.358 \text{ kJ/kg} \quad \Delta h_t = 18.358 \text{ kJ/kg} \end{aligned}$$

Ἐπίσης:

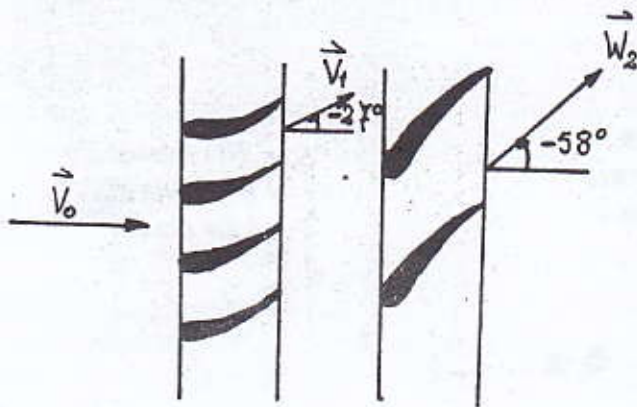
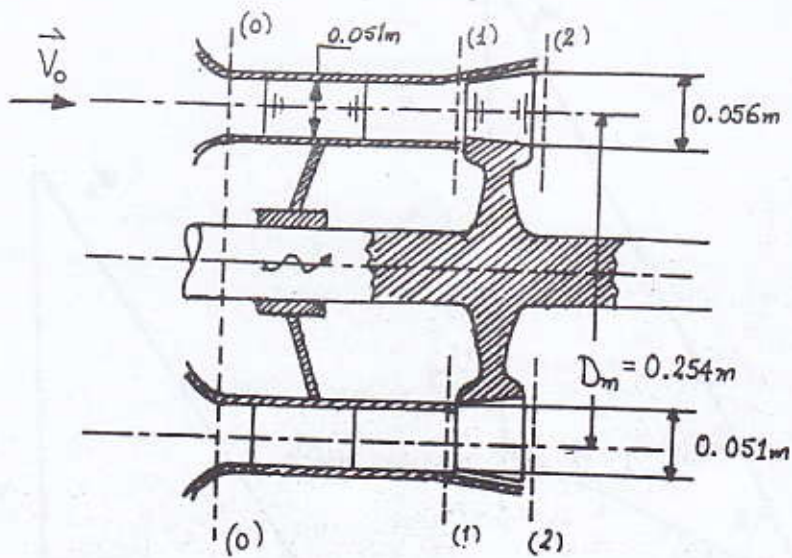
$$\begin{aligned} P_{t_2} - P_{t_1} &= (P_{t_2} - P_{t_0}) - (P_{t_1} - P_{t_0}) = 13652.65 \text{ Nt/m}^2 - \\ &= (-876.1 \text{ Nt/m}^2) = 14528.75 \text{ Nt/m}^2 \end{aligned}$$

καὶ

$$\rho = 1000 \text{ kg/m}^3$$

Ἄρα ἡ (15) γίνεται:

$$\eta_{t-c} = \frac{14528.75 \text{ Nt/m}^2}{1000 \text{ kg/m}^3} \times \frac{1}{18358 \text{ m}^2/\text{s}^2} = 79.14\% \quad \eta_{t-c} = 79.14\%$$

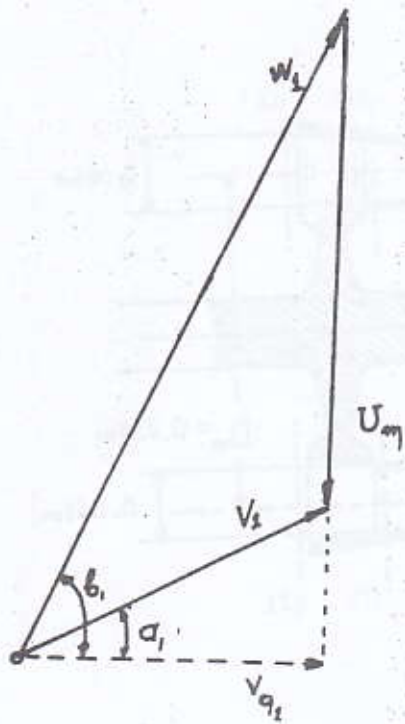


ΠΤΕΡΥΓΩΝ ΚΑΙ ΓΕΓΙΕΣ ΡΟΗΣ  
ΣΤΗ ΜΕΣΗ ΔΙΑΜΕΤΡΟ

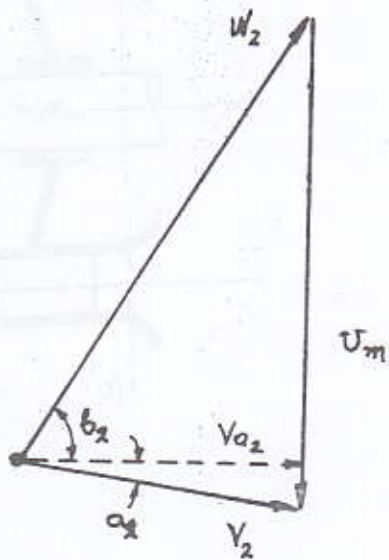
ΣΧΗΜΑ 5.1 Διάθεση αβουκικής αντλίας.



Π5-8



ΤΡΙΓΩΝΟ  
ΤΑΧΥΤΗΤΩΝ  
ΕΙΣΟΔΟΥ



ΤΡΙΓΩΝΟ  
ΤΑΧΥΤΗΤΩΝ  
ΕΞΟΔΟΥ

ΣΧΗΜΑ 5.2

ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 6

Τό σύστημα άξονικού στροβίλου τό όποιο δίδεται στό ΣΧΗΜΑ (6.1) δέχεται παροχή μάζας ίση πρός 1.46 Kg/s μέ άξονική ταχύτητα είσοδου (διατομή (ο)) ίση πρός 125π/1. Η όλική θερμοκρασία είσοδου είναι 800°K. Ό διανομέας άποκλίνει τή ροή κατά 60° και ή διαμόρφωση τών τοιχωμάτων μεταξύ τών διατομών (ο) και (1) είναι τέτοια, ώστε  $v_{\alpha_1} = v_{\alpha_0}$ . Τό αυτό συμβαίνει μεταξύ τών διατομών (2) και (3) ( $v_{\alpha_2} = v_{\alpha_3}$ ).

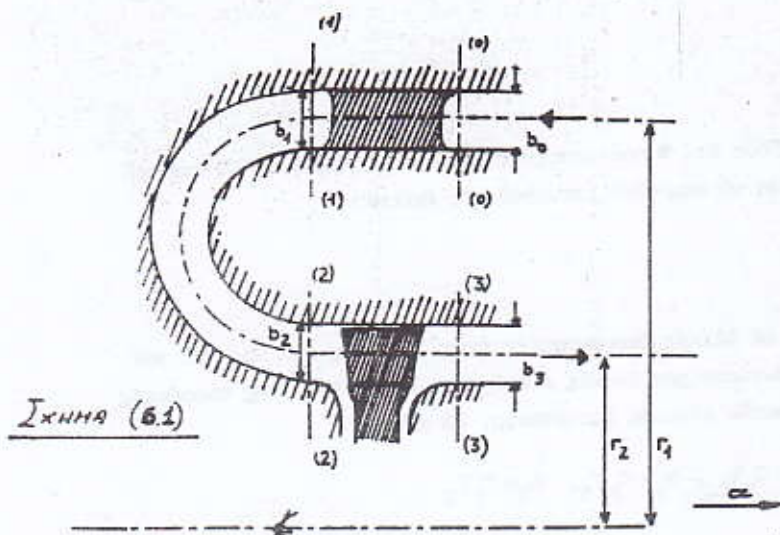
Εάν υποθέσουμε ότι ή μεταβολή κατάστασης μεταξύ διατομών (1) και (2) είναι (σεντροπική (οι άπώλειες είναι άμεληταίες),

α) Νά υπολογιστούν οι λόγοι  $\frac{b_1}{b_2}$  και  $\frac{r_1}{r_2}$  ούτως, ώστε στή διατομή (2) νά έχουμε

ταχύτητα  $v_2 = 488$  m/s, πού νά σχηματίζει γωνία μέ τήν άξονική κατεύθυνση ίση πρός 60°.

β) Νά καθοριστει ή άπόλυτη ταχύτητα σέ τιμή και κατεύθυνση στήν διατομή (3), εάν ή άκτίνα  $r_2 = 0.102$  m, ή ταχύτητα περιστροφής είναι 20000 rpm και ή ίσχύς πού παίρνουμε στόν άξονα είναι 140 kW. Ό υπολογισμός νά γίνη σέ μονοδιάστατη βίση.

Εργαζόμενο μέσο νά ληφθει άέρας σταθερών συντελεστών είδικών θερμοτήτων ( $R_g = 287$  m<sup>2</sup>/s<sup>2</sup>, °K,  $\gamma = 1.4$ )



Κατ'άρχην παριστάνουμε στο διάγραμμα T-S την μεταβολή του έργαζόμενου μέσου. Το σχήμα (6.2) παριστάνει την μεταβολή αυτή.

Από τα δεδομένα του προβλήματος έχουμε:

$$V_0 = V_{\alpha_0} = 125 \text{ m/s} \quad (\text{άξονική εισόδος})$$

$$V_{\alpha_1} = V_{\alpha_0} = 125 \text{ m/s}$$

$$V_1 = V_{\alpha_1} / \cos 60^\circ = \frac{125 \text{ m/s}}{0.50} = 250 \text{ m/s}$$

$$V_1 = 250 \text{ m/s}$$

$$V_{\alpha_2} = V_2 \cos 60^\circ = 488 \text{ m/s} \times 0.50 = 244 \text{ m/s}$$

$$V_{\alpha_2} = 244 \text{ m/s}$$

Εκμορφώνοντας την αρχή της συνεχείας στις διατομές (1) και (2) (σε μονοδιάστατη βάση) έχουμε:

$$\rho_1 V_{\alpha_1} S_1 = \rho_2 V_{\alpha_2} S_2$$

Αλλά για τις διατομές  $S_1$  και  $S_2$  έχουμε:

$$S_1 = 2\pi r_1 b_1, \quad S_2 = 2\pi r_2 b_2$$

Επομένως:

$$\frac{b_1 r_1}{b_2 r_2} = \frac{V_{\alpha_2}}{V_{\alpha_1}} \cdot \frac{\rho_2}{\rho_1}$$

Λαμβανόμενου υπ' όψη ότι η ροή μεταξύ των διατομών (1) και (2) μπορεί κατά την έκφάνση να θεωρηθεί ίσεντροπική, έχουμε:

$$\frac{\rho_2}{\rho_1} = \left( \frac{T_2}{T_1} \right)^{\frac{1}{\gamma-1}}$$

Εάν  $T_{t_1}$  και  $T_{t_2}$  οι ολικές θερμοκρασίες στις διατομές (1) και (2) και  $h_{t_1}$  και  $h_{t_2}$  οι αντίστοιχες ολικές ενθαλπίες, τότε, λόγω της παραδοχής σταθερών συντελεστών ειδικής θερμότητας, θα είναι:

$$h_{t_1} = C_p T_{t_1}, \quad h_{t_2} = C_p T_{t_2}, \quad h_1 = C_p T_1, \quad h_2 = C_p T_2$$



σε άλλου είναι:

$$h_{t_1} = h_1 + \frac{V_1^2}{2} \quad \text{και} \quad h_{t_2} = h_2 + \frac{V_2^2}{2}$$

οπότε:

$$T_{t_1} = T_1 + \frac{V_1^2}{2C_p} \quad \text{και} \quad T_{t_2} = T_2 + \frac{V_2^2}{2C_p}$$

Επειδή μεταξύ των διατομών (0), (1) και (2) δεν έχουμε παραγωγή έργου, θά είναι:

$$T_{t_0} = T_{t_1} = T_{t_2} = 800^\circ\text{K}$$

οπότε:

$$T_1 = T_{t_1} - \frac{V_1^2}{2C_p} = 800^\circ\text{K} - \frac{250^2 \text{m}^2/\text{s}^2}{2 \times 1004 \text{m}^2/\text{s}^2, ^\circ\text{K}} = 800^\circ - 31.125^\circ = 768.8745^\circ\text{K}$$

$$T_1 = 768.874^\circ\text{K}$$

$$T_2 = T_{t_2} - \frac{V_2^2}{2C_p} = 800^\circ\text{K} - \frac{488^2 \text{m}^2/\text{s}^2}{2 \times 1004 \text{m}^2/\text{s}^2, ^\circ\text{K}} = 800^\circ - 118.598^\circ = 681.402^\circ\text{K}$$

$$T_2 = 681.402^\circ\text{K}$$

Τελικά καταλήγουμε στη σχέση:

$$\frac{b_1 r_1}{b_2 r_2} = \frac{V_2}{V_1} \cdot \frac{\rho_2}{\rho_1} = \frac{V_2}{V_1} \cdot \left( \frac{T_2}{T_1} \right)^{\frac{1}{\gamma-1}} = \frac{244}{125} \cdot \left( \frac{681.402}{768.874} \right)^{\frac{1}{0.4}} = 1.443279$$

Εισαγόμενος το θεώρημα διατήρησης της ροπής της άραξης για το σύστημα μεταξύ των διατομών (1) και (2), με την μορφή της εξίσωσης (2.54) των σημειώσεων μαθήματος και λαμβανόμενου υπ' όψη ότι στο ρευστό δεν άσκειται ροπή λυγών μη ύπαρξης μέσα στη ροή στερεών αματών (πτερυγίων), καταλήγουμε στη σχέση:

$$M_a = \int_{(S_1)} \dot{m}_1 r_1 V_{u1} - \int_{(S_2)} \dot{m}_2 r_2 V_{u2} = 0$$

από την οποία τελικά παίρνουμε:

$$r_1 v_{u_1} = r_2 v_{u_2}$$

διότι λόγω μονοδιάστατου υπολογισμού  $v_{u_1}$  και  $v_{u_2}$  λαμβάνονται σταθερά στις διατομές (1) και (2), ενώ είναι  $m_{s_1} = m_{s_2}$

Έξω άλλου είναι:

$$v_{u_1} = v_{\alpha_1} \tan 60^\circ = 125 \text{ m/s} \times 1.732 = 216.506 \text{ m/s} \quad v_{u_1} = 216.506 \text{ m/s}$$

$$v_{u_2} = v_{\alpha_2} \tan 60^\circ = 244 \text{ m/s} \times 1.732 = 422.620 \text{ m/s} \quad v_{u_2} = 422.620 \text{ m/s}$$

Άρα:

$$\frac{r_1}{r_2} = \frac{v_{u_2}}{v_{u_1}} = \frac{422.620}{216.506} = 1.952$$

και επομένως:

$$\frac{b_1}{b_2} = \frac{r_2}{r_1} \times 1.443 = \frac{1.443}{1.952} = 0.739 \quad \frac{b_1}{b_2} = 0.739$$

β. Η έκφραση της ισχύος που αποδίδει ο μονοβάθμιος στρόβιλος του παραδείγματος είναι (έξισωση 2.96α):

$$P_T = \pi \rho \omega [r_2 v_{u_2} - r_3 v_{u_3}]$$

Η ισχύς  $P_T$  είναι θετική διότι πρόκειται για στρόβιλο (παραγωγή έργου).

Από την παραπάνω σχέση παίρνουμε ( $r_2 = r_3$ ):

$$v_{u_3} = v_{u_2} - \frac{P_T}{\pi \rho \omega r_2}$$

Αλλά

$$\omega = \frac{2\pi N}{60} = \frac{2\pi \times 20000 \text{ r/min}}{60} = 2094.4 \text{ s}^{-1}$$

και άρα:

$$v_{u_3} = 422.62 \text{ m/s} - \frac{140000 \text{ W}}{1.46 \text{ kg/s} \times 2094.4 \text{ s}^{-1} \times 0.102 \text{ m}} =$$

$$= 422.62\text{m/s} - 448.86\text{m/s} = -26.245\text{m/s}$$

$$V_{u_3} = -26.245\text{m/s}$$

Έξ άλλου είναι

$$V_{a_3} = V_{a_2} = 244\text{m/s}$$

$$V_{a_3} = 244\text{m/s}$$

Άρα

$$V_3 = (V_{u_3}^2 + V_{a_3}^2)^{1/2} = (26.245^2 + 244^2)^{1/2} = 245.407\text{m/s}$$

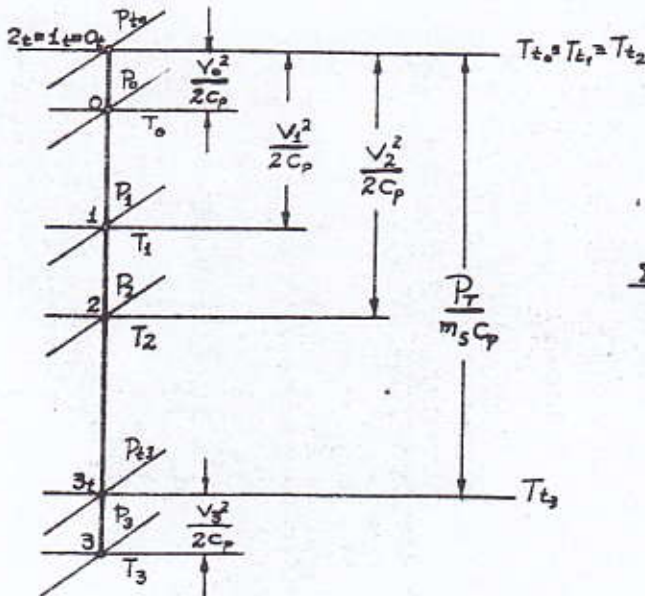
$$V_3 = 245.407\text{m/s}$$

$$\alpha_3 = \tan^{-1} \frac{V_{u_3}}{V_{a_3}} = \tan^{-1} \frac{-26.245}{244} = -6.14^\circ$$

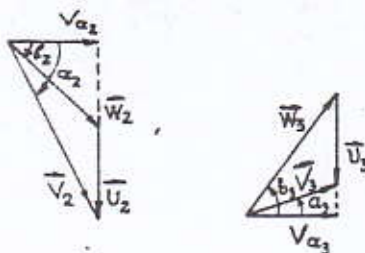
$$\alpha_3 = -6.14^\circ$$

Τέλος τὰ τρίγωνα ταχυτήτων έχουν τήν μορφή του σχήματος (6.3)

$$(U_2 = U_3 = \omega r_2 = 213.629\text{m/s})$$



ΣΧΗΜΑ (6.2)



ΣΧΗΜΑ (6.3)



ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΩΝ Νο 7

Το σχήμα (7.1) δίνει ένα είδεικό μονοβάθμιο στρόβιλο ο οποίος έκτονώνει ξηρό αέρα ( $\gamma = 1.4, R_g = 287 \text{ m}^2 / \text{sec}^2 \text{ } ^\circ\text{K}$ ) που παραλαμβάνει με αρχικές συνθήκες ( $p_{t_1} = 1.033 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}, T_{t_1} = 544.31^\circ\text{K}$ ).

Τα σταθερά πτερώγια (πτερώγηση του διανομέα) εφίσκονται μεταξύ των άκτινων  $R_1 = 0.381\text{m}$  και  $R_2 = 0.330\text{m}$ . Σε πρώτη προσέγγιση η ροή μέσα στο στρόβιλο αναλύεται με μονοδιάστατο υπολογισμό έπάνω στη μέση επιφάνεια ροής, της οποίας η γενέτειρα δίδεται με διακοπτόμενη γραμμή στο σχήμα (7.1). Η άκτινική συνιστώσα  $V_{m_2}$  στη διατομή (2) (άκτινα  $R_2 = 0.330\text{m}$ ) και η άξονική συνιστώσα στις διατομές (3) και (4) (άντιστοιχων άκτινων  $R_3 = 0.216\text{m}$  και  $R_4 = 0.210\text{m}$ ), είναι ίσες προς  $122 \text{ m/sec}$ . Ο αριθμός στροφών ανά λεπτό της κινητής πτερώγησης είναι ίσος προς  $15000 \text{ rpm}$ . Οι σχετικές ταχύτητες  $W_3$  και  $W_4$  στις άκτινες  $R_3 = 0.216\text{m}$  και  $R_4 = 0.210\text{m}$  σχηματίζουν γωνίες  $\beta_3 = 45^\circ$  και  $\beta_4 = -45^\circ$ . Οι άνωλειες μέσα στον διανομέα αντιπροσωπεύουν τα  $10\%$  της ίσεντροπικής ένθαλμικής πώσης μεταξύ ( $p_{t_1}, T_{t_1}$ ) και της στατικής πίεσης  $p_2$  που επικρατεί στην άκτινα  $R_2 = 0.33\text{m}$ . Υποθέτουμε ότι οι άνωλειες μέσα στον άγωγο μεταξύ των διατομών 2 και 3 είναι αμελητέες. Οι άνωλειες της κινητής πτερώγησης αντιπροσωπεύουν  $20\%$  της κινητικής ενέργειας της ταχύτητας  $W_{4th}$ , όπου η  $W_{4th}$  είναι η σχετική θεωρητική ταχύτητα στην έξοδο της κινητής πτερώγησης ή αντίστοιχά σε ίσεντροπική μεταβολή κατάστασης μέσα στην κινητή πτερώγηση.

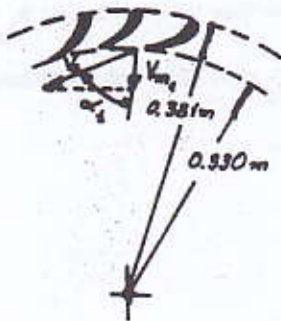
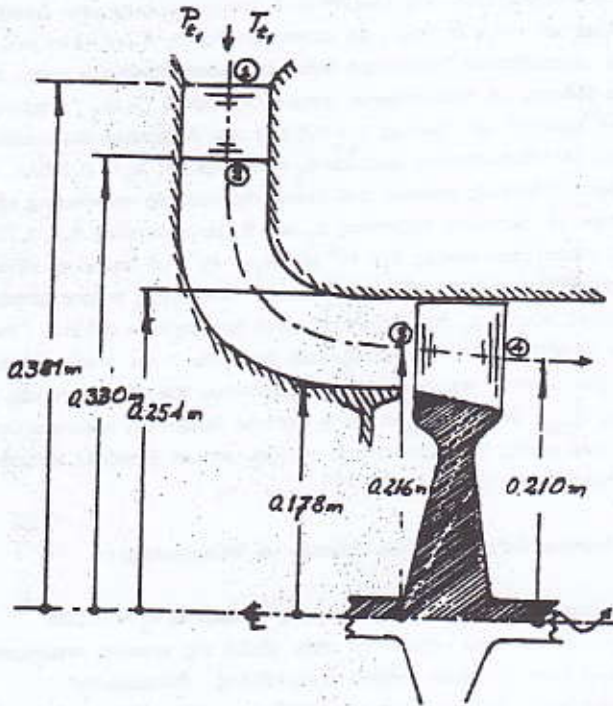
Με τα άνωτέρω δεδομένα είναι δυνατόν να υπολογίσουμε:

- (1) Τις ταχύτητες και τις γωνίες της ροής σε άκτινα  $R_3 = 0.216\text{m}$  και  $R_4 = 0.210\text{m}$  στην είσοδο και στην έξοδο της κινητής πτερώγησης.
- (2) Τό είδεικό έργο το οποίο παράγει ο στρόβιλος (KJoules/kg).
- (3) Την ταχύτητα  $V_2$  και τη γωνία της ροής  $\alpha_2$  στην έξοδο του διανομέα και σε άκτινα  $R_2 = 0.33\text{m}$ .
- (4) Τη στατική πίεση  $p_2$  στην έξοδο του διανομέα και σε άκτινα  $R_2 = 0.33\text{m}$ .
- (5) Τη στατική πίεση  $p_3$  στην είσοδο της κινητής πτερώγησης και σε άκτινα  $R_3 = 0.216\text{m}$ .
- (6) Την παροχή μάζας μέσα από το στρόβιλο με διομόμαρες συνθήκες στην είσοδο της κινητής πτερώγησης και μεταξύ των άκτινων  $R_2 = 0.178\text{m}$  και  $R_3 = 0.254\text{m}$ .
- (7) Την ταχύ που αναπτύσσει ο στρόβιλος.
- (8) Τη στατική πίεση  $p_4$  και την όλική πίεση  $p_{t_4}$  στην έξοδο του στρόβιλου και σε άκτινα  $R_4 = 0.210\text{m}$ .

Π7.2

- (9) Τους βαθμούς απόδοσης "ολικών προς ολικές συνθήκες" και "ολικών προς στατικές συνθήκες" της βαθμίδας.

Για να πραγματοποιήσουμε τον υπολογισμό, θα πρέπει να καταρτίσουμε θερμοδυναμικό διάγραμμα της βαθμίδας.



ΣΧΗΜΑ (7.1)

ΛΥΣΗ

Ο μονοδιάστατος υπολογισμός της βαθμίδας αυτής στροβίλου θα γίνει σύμφωνα με όσα λέχτηκαν για τη "μονοδιάστατη ροή" στην αρχή του τρίτου κεφαλαίου των σημειώσεων των θερμοκινητικών Στροβιλομηχανών Ι. Πριν προχωρήσουμε στον υπολογισμό κατασκευάζουμε σχηματικά το θερμοδυναμικό διάγραμμα (T-S) που παρουσιάζει τις μεταβολές κατάστασης που λαμβάνουν χώρα μέσα στη βαθμίδα. Το διάγραμμα αυτό παρουσιάζει το σχήμα (7.2). Το σημείο 1 που αντιπροσωπεύει τις στατικές συνθήκες πριν από τον διανομέα δεν προσδιορίζεται στο σχήμα (7.2) διότι δεν δίδεται στην έκκλιση καμιά πληροφορία που να τό άραρά. Στο ίδιο σχήμα γίνεται σαφές ότι η άδιαβατική μεταβολή κατάστασης (1-2) λαμβάνει χώρα με άπώλειες όλικής πίεσης. Αντίθετα, σύμφωνα με την έκκλιση, η μεταβολή κατάστασης του ρευστού μέσα στον χωρίς πτερύγια άγωγό (2)-(3) είναι ίσεντροπική. Τέλος το σχήμα (7.2) παρουσιάζει την άδιαβατική έκτόνωση (3-4) στην οποία έχουμε άπώλειες καί σημειώνει την πτώση όλικής θερμοκρασίας  $\Delta T_t$  που άντιστοιχεί στο έργο που δίνει το ρευστό στην άτρακτο.

$$T_{t_1} = T_{t_2} = T_{t_3}$$

(1) Η άνάλυση των τριώνων ταχυτήτων που ζητά το έρώτημα (1) θα πραγματοποιηθεί σύμφωνα με το σχήμα (7.3) που δίνει τα τρίγωνα ταχυτήτων είσοδου/έξοδου της κινητής πτερύγωσης. Συγχρόνως θα υπολογιστούν οι ταχύτητες στην έξοδο.

Από τα δεδομένα έχουμε:

$$V_{a_3} = 122 \text{ m/s}$$

$$V_{a_3} = 122 \text{ m/s}$$

όποτε:

$$W_{u_3} = V_{a_3} \tan \beta_3 = 122 \text{ m/s} \times \tan(45^\circ) = 122 \text{ m/s}$$

$$W_{u_3} = 122 \text{ m/s}$$

Η γωνιακή ταχύτητα είναι:

$$\omega = \frac{\pi \text{N}}{30} = \frac{\pi \times 15000}{30} = 1570.8 \text{ rad/s}$$

$$\omega = 1570.8 \text{ rad/s}$$

καί η περιφερειακή ταχύτητα στο σημείο (3) είναι:

$$U_3 = \omega R_3 = 1570.8 \text{ rad/s} \times 0.216 \text{ m} = 339.29 \text{ m/s}$$

$$U_3 = 339.29 \text{ m/s}$$



\*Από τη σχέση που συνδέει τις ταχύτητες έχουμε:

$$V_{u_3} = U_3 + W_{u_3} = 339.29 \text{ m/s} + 122 \text{ m/s} = 461.3 \text{ m/s} \quad V_{u_3} = 461.3 \text{ m/s}$$

\*Επομένως έφ' όσον η μεσημβρινή συνιστώσα της ταχύτητας στο σημείο (3) είναι ίση με την άξονική ( $V_{m_3} = V_{\alpha_3}$ ) έχουμε:

$$V_3 = (V_{\alpha_3}^2 + V_{u_3}^2)^{1/2} = [(122 \text{ m/s})^2 + (461.3 \text{ m/s})^2]^{1/2} = 477.16 \text{ m/s} \quad V_3 = 477.16 \text{ m/s}$$

$$W_3 = (V_{\alpha_3}^2 + W_{u_3}^2)^{1/2} = [(122 \text{ m/s})^2 + (122 \text{ m/s})^2]^{1/2} = 172.53 \text{ m/s} \quad W_3 = 172.53 \text{ m/s}$$

\*Η αντίστοιχη γωνία  $\alpha_3$  δίδεται από τον τύπο:

$$\alpha_3 = \tan^{-1} \frac{V_{u_3}}{V_{\alpha_3}} = \tan^{-1} \frac{461.3 \text{ m/s}}{122 \text{ m/s}} = 75.19^\circ \quad \alpha_3 = 75.19^\circ$$

\*Ανάλογη ανάλυση κάνουμε και για το σημείο (4), οπότε:

$$U_4 = \omega R_4 = 1570.8 \text{ rad/s} \times 0.21 \text{ m} = 329.87 \text{ m/s} \quad U_4 = 329.87 \text{ m/s}$$

$$W_{u_4} = V_{\alpha_4} \tan \beta_4 = 122 \text{ m/s} \times \tan(-45^\circ) = -122 \text{ m/s} \quad W_{u_4} = -122 \text{ m/s}$$

$$V_{u_4} = U_4 + W_{u_4} = 329.87 \text{ m/s} - 122 \text{ m/s} = 207.87 \text{ m/s} \quad V_{u_4} = 207.87 \text{ m/s}$$

$$W_4 = (V_{\alpha_4}^2 + W_{u_4}^2)^{1/2} = [(122 \text{ m/s})^2 + (-122 \text{ m/s})^2]^{1/2} = 172.53 \text{ m/s} \quad W_4 = 172.53 \text{ m/s}$$

$$V_4 = (V_{\alpha_4}^2 + V_{u_4}^2)^{1/2} = [(122 \text{ m/s})^2 + (207.87 \text{ m/s})^2]^{1/2} = 241.03 \text{ m/s} \quad V_4 = 241.03 \text{ m/s}$$

$$\alpha_4 = \tan^{-1} \frac{V_{u_4}}{V_{\alpha_4}} = \frac{207.87 \text{ m/s}}{122 \text{ m/s}} = 59.59^\circ \quad \alpha_4 = 59.59^\circ$$

(2) Το ειδικό έργο που παράγει ο στρόβιλος δίδεται από την εξίσωση (2.98). (\*Ας εξεταστεί πριν από την εφαρμογή ο τρόπος που καταλήγουμε σ' αυτή την εξίσωση). \*Επομένως:

$$(W_T)_{3 \rightarrow 4} = - \frac{\omega M_a R}{m_s} = h_{t_4} - h_{t_3} = U_4 V_{u_4} - U_3 V_{u_3} =$$

$$= 329.87 \text{ m/s} \times 207.87 \text{ m/s} - 339.29 \text{ m/s} \times 461.3 \text{ m/s} =$$

$$= - 87944.4 \text{ m}^2/\text{s}^2 = - 87944.4 \frac{\text{Joules}}{\text{kg}}$$

$$(W_T)_{3 \rightarrow 4} = - 87944.4 \frac{\text{Joules}}{\text{kg}}$$

Τό άρνητικό πρόσημο σημαίνει ότι τό είδικό έργο άποδίδεται στό περιβάλλον. (Ή ενέργεια πού παίρνει τό σύστημα μας είναι έξ έρισμού θετική).

(3) Εά έφαρμόσουμε τό θεώρημα τής ροτής τής άρμής (έξείωση (2.54)) στή περίπτωση άγωγού, στόν όποιο δέν υπάρχουν πτερύγια καί έπομένως δέν άσκούνται στό ρευστό ούτε δυνάμεις ούτε ροπές. Έτσι γιά μονοδιάστατη ροή έχουμε:

$$M_a = m_s (R_3 V_{u_3} - R_2 V_{u_2}) = 0$$

$$V_{u_2} = \frac{R_3 V_{u_3}}{R_2} = \frac{0.216 \text{ m} \times 461.3 \text{ m/s}}{0.330 \text{ m}} = 301.94 \text{ m/s}$$

$$V_{u_2} = 301.94 \text{ m/s}$$

καί έπομένως:

$$\alpha_2 = \tan^{-1} \left( \frac{V_{u_2}}{V_{m_2}} \right) = \tan^{-1} \left( \frac{301.94 \text{ m/s}}{122 \text{ m/s}} \right) = 68^\circ$$

$$\alpha_2 = 68^\circ$$

$$V_2 = (V_{m_2}^2 + V_{u_2}^2)^{1/2} = [(122 \text{ m/s})^2 + (301.94 \text{ m/s})^2]^{1/2} = 325.67 \text{ m/s}$$

$$V_2 = 325.67 \text{ m/s}$$

(4) Ή στατική πίεση στήν έξοδο του διανομέα υπολογίζεται ως έξης: Άπό τό σχήμα (7.2) έχουμε ότι:

$$\Delta T_{V_2} = \frac{V_2^2}{2C_p} = \frac{(325.67 \text{ m/s})^2}{2 \times 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2 \text{ }^\circ\text{K}} = 52.82^\circ\text{K}$$

$$\Delta T_{V_2} = 52.82^\circ\text{K}$$

καί έπομένως:

$$T_2 = T_{t_2} - \Delta T_{V_2} = 544.31^\circ - 52.82^\circ = 491.49^\circ\text{K}$$

$$T_2 = 491.49^\circ\text{K}$$

Σύμφωνα με την εκφώνηση, αν θεωρούσαμε ισοτροπική εκτόνωση χωρίς έργο από τις ολικές συνθήκες ( $T_{t_1} - p_{t_1}$ ) μέχρι τη στατική πίεση  $p_2$ , τότε η αντίστοιχη ένθαλπική πτώση  $\Delta T_{V_2, is}$  θα πρέπει να είναι:

$$\Delta T_{V_2, is} = \frac{v_{2, is}^2}{2c_p} = \frac{v_2^2}{2c_p} \times \frac{1}{0.9} = T_{t_2} - T_{2, is} = \frac{\Delta T_{V_2}}{0.9}$$

επομένως:

$$\Delta T_{V_2, is} = \frac{\Delta T_{V_2}}{0.9} = \frac{52.82^{\circ}\text{K}}{0.9} = 58.69^{\circ}\text{K}$$

$$\Delta T_{V_2, is} = 58.69^{\circ}\text{K}$$

και :

$$T_{2, is} = T_{t_2} - \Delta T_{V_2, is} = 544.31^{\circ} - 58.69^{\circ} = 485.62^{\circ}\text{K}$$

$$T_{2, is} = 485.62^{\circ}\text{K}$$

Επίσης :

$$v_{2, is} = (2c_p \Delta T_{V_2, is})^{1/2} = (2 \times 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K} \times 58.69^{\circ}\text{K})^{1/2} = 343.29 \text{ m/s}$$

$$v_{2, is} = 343.29 \text{ m/s}$$

Ακολουθώντας την αντίστοιχη ισοτροπική μεταβολή έχουμε:

$$\frac{p_2}{p_{t_1}} = \left( \frac{T_{2, is}}{T_{t_1}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = \left( \frac{485.62^{\circ}\text{K}}{544.31^{\circ}\text{K}} \right)^{3.5} = 0.67077$$

και επομένως:

$$p_2 = p_{t_1} \times \frac{p_2}{p_{t_1}} = 1.033 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} \times 0.67077 = 0.6929 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$

$$p_2 = 0.6929 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$

(5) Ακολουθώντας ισοτροπική μεταβολή έχουμε ότι:

$$\frac{p_{t_2}}{p_2} = \left( \frac{T_{t_2}}{T_2} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}}$$

και έτσι μπορούμε να υπολογίσουμε την ολική πίεση  $p_{t_2}$ :

$$p_{t_2} = p_2 \left( \frac{T_{t_2}}{T_2} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 0.6929 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} \times \left( \frac{544.31^{\circ}\text{K}}{491.49^{\circ}\text{K}} \right)^{3.5} = 0.99045 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$

$$p_{t_2} = 0.99045 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$



Οι απώλειες όλης της πίεσης μέσα στο διανομέα δίνονται από τη διαφορά  $p_{t_1} - p_{t_2}$ .

Το μέγεθος  $\Delta T_{V_3}$  δίδεται από τη σχέση:

$$\Delta T_{V_3} = \frac{V_3^2}{2C_p} = \frac{(477.16 \text{ m/s})^2}{2 \cdot 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2 \cdot 2} = 113.38^\circ\text{K} \quad \Delta T_{V_3} = 113.38^\circ\text{K}$$

Καί έτσι είναι δυνατό να υπολογίσουμε τη στατική θερμοκρασία  $T_3$  του σημείου (3):

$$T_3 = T_{t_2} - \frac{V_3^2}{2C_p} = T_{t_3} - \Delta T_{V_3} = 544.31^\circ\text{K} - 113.38^\circ\text{K} = 430.93^\circ\text{K} \quad T_3 = 430.93^\circ\text{K}$$

Επομένως η στατική πίεση  $p_3$  υπολογίζεται θεωρώντας την αντίστοιχη ισοεντροπική μεταβολή:

$$p_3 = p_{t_3} \times \left( \frac{T_3}{T_{t_3}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 0.99045 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} \times \left( \frac{430.93^\circ\text{K}}{544.31^\circ\text{K}} \right)^{3.5} = 0.4373 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} \quad p_3 = 0.4373 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$

(6) Η παροχή μάζας υπολογίζεται σε μονοδιάστατη βάση και άφου υπολογισθεί η πυκνότητα από την καταστατική εξίσωση:

$$\rho_3 = \frac{p_3}{R_g T_3} = \frac{0.4373 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2}{287 \frac{\text{m}^2}{\text{s}^2} \cdot 430.93^\circ\text{K}} = 0.3536 \text{ kg/m}^3 \quad \rho_3 = 0.3536 \text{ kg/m}^3$$

Επομένως:

$$m_s = \rho_3 V_{a_3} S_3 = 0.3536 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3} \times 122 \frac{\text{m}}{\text{sec}} \times \pi [(0.254 \text{ m})^2 - (0.178 \text{ m})^2] = 4.449 \text{ kg/s} \quad m_s = 4.449 \text{ kg/sec}$$

(7) Η ισχύς που παρέχει ο στρόβιλος είναι:

$$P_T = m_s \Delta h_t = 4.449 \text{ kg/sec} \times (87944.4 \frac{\text{joules}}{\text{kg}}) = 391.26 \text{ kW} \quad P_T = 391.26 \text{ kW}$$

(8) Ο προσδιορισμός του σημείου (4) και των αντίστοιχων συνθηκών που επικρατούν στο σημείο αυτό, γίνεται λαμβάνοντας υπ' όψη τις απώλειες της κινητής πτερόγωσης. Η γνώση των συνθηκών στο σημείο (3) μᾶς επιτρέπει τον ὑπολογισμό της ὀλικῆς σχετικῆς θερμοκρασίας

$T_{t3R}$  πού εἶναι

$$T_{t3R} = T_3 + \frac{W_3^2}{2C_p} - \frac{U_3^2}{2C_p} = 430.93^\circ\text{K} + \frac{(172.53\text{m/s})^2}{2 \times 1004\text{m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K}} - \frac{(339.29\text{m/s})^2}{2 \times 1004\text{m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K}} = 388.42^\circ\text{K}$$

$$T_{t3R} = 388.42^\circ\text{K}$$

Τό θεώρημα διατήρησης της ἐνεργείας στο σχετικό σύστημα (ἐξίσωση (2.34)) γιά μόνιμη ροή δίδει:

$$h_{t4R} = h_{t3R}$$

καί γιά τέλειο ἀέριο όπου  $C_p = \text{const.}$ :

$$T_{t4R} = T_{t3R} = T_3 + \frac{W_3^2}{2C_p} - \frac{U_3^2}{2C_p} = 388.42^\circ\text{K}$$

$$T_{t4R} = 388.42^\circ\text{K}$$

Ἡ ὀλική σχετική θερμοκρασία  $T_{t4R}$  (βλέπε ἐπίσης σχῆμα (7.2)) δίδεται ὡς ἑξῆς:

$$T_{t4R} = T_{4is} + \frac{W_{4th}^2}{2C_p} - \frac{U_4^2}{2C_p} = T_4 + \frac{W_4^2}{2C_p} - \frac{U_4^2}{2C_p}$$

ὅπου ἡ  $W_{4th}$  ἀντιπροσωπεύει τήν θεωρητική ταχύτητα στήν ἐξοδὸ τῆς κινητῆς πτερόγωσης πού θά παίρναμε ἀπό μιά ἰσοεντροπική ἐκτό-  
ωση μέχρι τῆ στατική πίεση  $p_4$ . Ἐξ' ἄλλου, σύμφωνα μέ τὰ δεδο-  
μένα τοῦ προβλήματος:

$$\Delta T_{W_{4th}} = \frac{W_{4th}^2}{2C_p} = \frac{\Delta T_{W_4}}{0.8} = \frac{W_4^2}{2C_p \cdot 0.8}$$

και επομενως:

$$\Delta T_{W_4} = \frac{W_4^2}{2C_p} = \frac{(172.53\text{m/s})^2}{2 \times 1004\text{m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{O}_K} = 14.824\text{O}_K \quad \Delta T_{W_4} = 14.82\text{O}_K$$

$$\Delta T_{W_4\text{th}} = \frac{\Delta T_{W_4}}{0.8} = \frac{14.824\text{O}_K}{0.8} = 18.53\text{O}_K \quad \Delta T_{W_4\text{th}} = 18.53\text{O}_K$$

$$T_{4\text{is}} = T_{t_4\text{R}} - \Delta T_{W_4\text{th}} + \frac{U_4^2}{2C_p} = 388.42\text{O}_K - 18.53\text{O}_K + \frac{(329.84\text{m/s})^2}{2 \times 1004\text{m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{O}_K} = 424.08\text{O}_K \quad T_{4\text{is}} = 424.08\text{O}_K$$

$$T_4 = T_{t_4\text{R}} - \Delta T_{W_4} + \frac{U_4^2}{2C_p} = 388.42\text{O}_K - 14.824\text{O}_K + \frac{(329.84\text{m/s})^2}{2 \times 1004\text{m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{O}_K} = 427.79\text{O}_K \quad T_4 = 427.79\text{O}_K$$

Ακολουθώντας την αντίστοιχη ίσεντροπική μεταβολή έχουμε:

$$\frac{P_4}{P_{t_2}} = \left( \frac{T_{4\text{is}}}{T_{t_2}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = \left( \frac{424.08\text{O}_K}{544.31\text{O}_K} \right)^{3.5} = 0.417$$

και επομενως:

$$P_4 = 0.417 \times P_{t_2} = 0.417 \times 0.99045 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} = 0.4135 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} \quad P_4 = 0.4135 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$

Από τον υπολογισμό της ενθαλπικής πτώσης μέσα στην κινητή πε-  
ρύγωση έχουμε (εφ' όσον  $T_{t_1} = T_{t_2} = T_{t_3}$ ):

$$T_{t_4} - T_{t_3} = \frac{\Delta h_t}{C_p}$$

$$T_{t_4} = T_{t_3} + \frac{\Delta h_t}{C_p} = 544.31\text{O}_K + \frac{-87944.4\text{m}^2/\text{s}^2}{1004\text{m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{O}_K} = 456.71\text{O}_K \quad T_{t_4} = 456.71\text{O}_K$$

$$\Delta T_{V_4} = \frac{V_4^2}{2C_p} = \frac{(241.03\text{m/s})^2}{2 \times 1004\text{m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{O}_K} = 28.93\text{O}_K \quad T_{V_4} = 28.93\text{O}_K$$

$$T_4 = T_{t_4} - \Delta T_{V_4} = 456.71\text{O}_K - 28.93\text{O}_K = 427.8\text{O}_K \quad T_4 = 427.8\text{O}_K$$

Για τον υπολογισμό της ολικής πίεσης  $P_{t_4}$ , ακολουθώντας την  
αντίστοιχη ίσεντροπική μεταβολή, έχουμε:

$$P_{t_4} = P_4 \left( \frac{T_{t_4}}{T_4} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 0.413 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} \times \left( \frac{456.71\text{O}_K}{427.8\text{O}_K} \right) = 0.5192 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2} \quad P_{t_4} = 0.5192 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$



(9) Στη συνέχεια θα υπολογίσουμε τους βαθμούς απόδοσης της βαθμίδας σύμφωνα με τους όρισμούς (3.36) και (3.38). Για τους υπολογισμούς αυτούς χρειάζεται η γνώση των θερμοκρασιών  $T_{t_4}$  και  $T_{t_4'}$  όπως αυτές παρουσιάζονται στο σχήμα (7.2).

Έχουμε λοιπόν:

$$T_{t_4'is} = T_{t_1} \left( \frac{P_{t_4}}{P_{t_1}} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} = 544.31^{\circ}\text{K} \times \left( \frac{0.51922 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2}{1033 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2} \right)^{0.28571} = 447.19^{\circ}\text{K} \quad T_{t_4'is} = 447.19^{\circ}\text{K}$$

$$T_{t_4is} = T_{t_1} \left( \frac{P_4}{P_{t_1}} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} = 544.31^{\circ}\text{K} \times \left( \frac{0.413 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2}{1033 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2} \right)^{0.28571} = 418.88^{\circ}\text{K} \quad T_{t_4is} = 418.88^{\circ}\text{K}$$

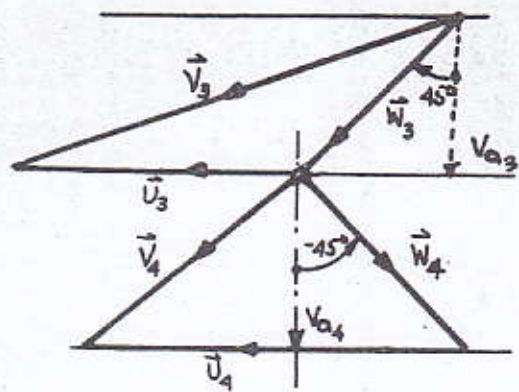
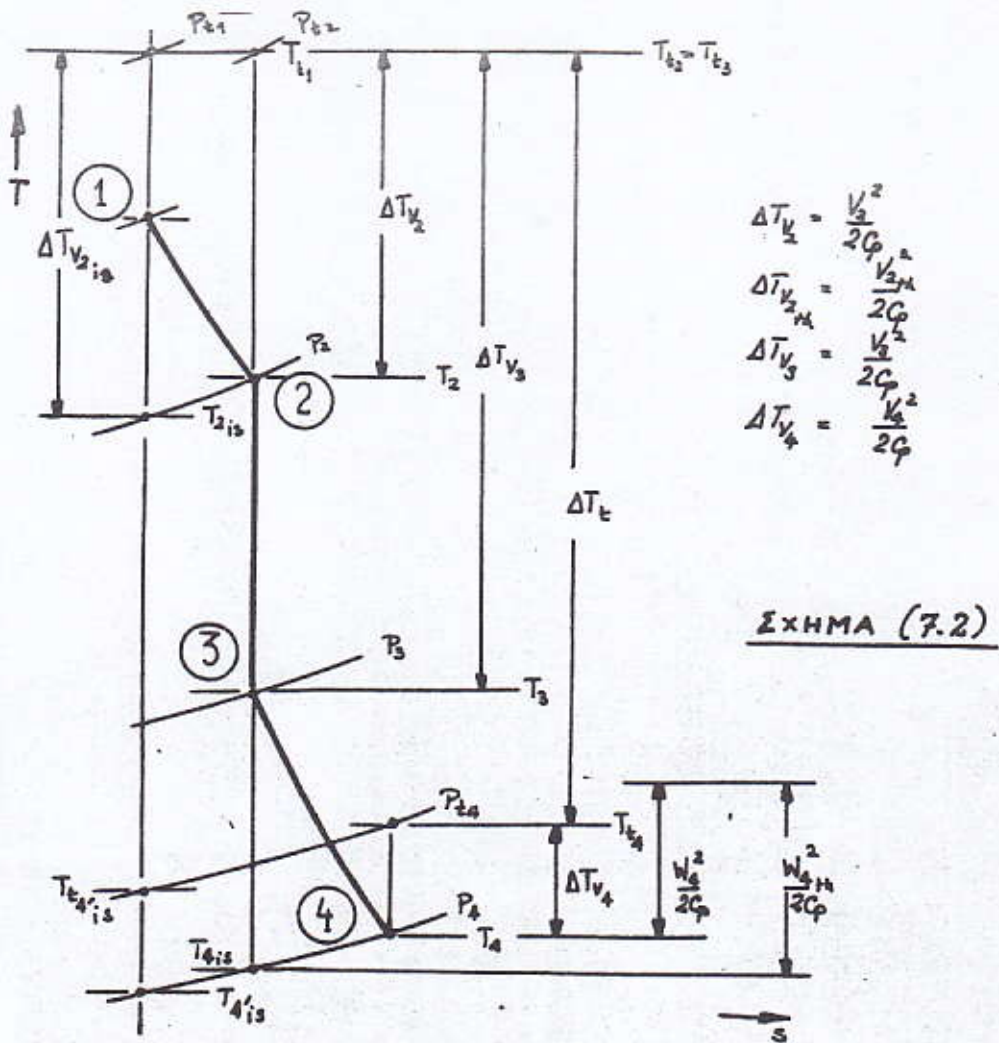
Επομένως ο ίσεντροπικός βαθμός απόδοσης "όλικών προς ολικές συνθήκες" της βαθμίδας είναι:

$$(\eta_{t-t})_T = \frac{T_{t_1} - T_{t_4}}{T_{t_1} - T_{t_4'is}} = \frac{544.31^{\circ}\text{K} - 456.71^{\circ}\text{K}}{544.31^{\circ}\text{K} - 447.19^{\circ}\text{K}} = 0.902 \quad (\eta_{t-t})_T = 0.902$$

και ο ίσεντροπικός βαθμός απόδοσης "όλικών προς στατικές συνθήκες" είναι:

$$(\eta_{t-s})_T = \frac{T_{t_1} - T_{t_4}}{T_{t_1} - T_{t_4is}} = \frac{544.31^{\circ}\text{K} - 456.71^{\circ}\text{K}}{544.31^{\circ}\text{K} - 418.88^{\circ}\text{K}} = 0.698 \quad (\eta_{t-s})_T = 0.698$$

Π7-11



ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 8

Τό σχήμα (8.2) παρουσιάζει τά τρίγωνα ταχυτήτων τού μονοβάθμιου στροβίλου τού σχήματος (8.1). Τά τρίγωνα αυτά αντίστοιχούν στή μέση διάμετρο πού υποτίθεται ότι, αντιπροσωπεύει τίς "μέσες" συνθήκες σέ κάθε διατομή τής βαθμίδας.

Οί άξονικές συνιστώσες  $V_{a1}$  καί  $V_{a2}$  είναι ίσες.

Δίνονται τά παρακάτω στοιχεία γιά τήν άνάλυση τής βαθμίδας:

\* Η περιφερειακή ταχύτητα  $U_m$  τής κινητής στεφάνης πού αντίστοιχει στή μέση διάμετρο  $D_m$  είναι ίση πρós 305 m/s.

\* Ο λόγος ταχυτήτων  $\phi = \frac{V_1}{V_{1is}}$  πού χαρακτηρίζει τίς άπώλειες τού διανομέα είναι ίσος πρós 0.95.

\* Ο λόγος ταχυτήτων  $\psi = \frac{W_2}{W_{2is}}$  πού χαρακτηρίζει τίς άπώλειες τής κινητής στεφάνης είναι ίσος πρós 0.85.

Οί άπώλειες στόν κενό χώρο μεταξύ τής έξόδου τού διανομέα καί τής εισόδου τής κινητής πτερύγωσης θεωρούνται άμεληταίες. Η όλική θερμοκρασία στήν είσοδο τού στροβίλου είναι 922°K. Η παροχή μάζας τού στροβίλου είναι ίση πρós 4.54 kg/s. Τό εργαζόμενο μέσο θεωρείται τέλειο άέριο μέ σταθερές  $R_g = 287 \text{ J/kg}^\circ\text{K}$ ,  $\gamma = 1.4$ .

Μέ τά δεδομένα αυτά νά υπολογιστούν τά εξής:

1. Τό έργο πού παρέχει ή βαθμίδα
2. Οί άριθμοί Mach πού αντίστοιχούν στίς ταχύτητες  $V_1$  καί  $W_1$
3. Οί άριθμοί Mach πού αντίστοιχούν στίς ταχύτητες  $V_2$  καί  $W_2$
4. \* Ο λόγος πιέσεων  $p_{t0}/p_1$
5. \* Ο λόγος πιέσεων  $p_{t0}/p_2$
6. \* Ο λόγος πιέσεων  $p_{t0}/p_{t2}$
7. \* Ο βαθμός απόδοσης από "όλικές σέ όλικές συνθήκες" τού στροβίλου



ΛΥΣΗ

1. Η ισχύς του στροβίλου δίνεται από τον τύπο (2.96α)

$$P_T = \dot{m}_s (U_1 V_{u_1} - U_2 V_{u_2}) \quad (1)$$

Από τα δεδομένα έχουμε:

$$U_1 = U_2 = U = 305 \text{ m/s} \quad U = 305 \text{ m/s}$$

Από τα τρίγωνα ταχυτήτων στην είσοδο της κινητής πτερόγωσης (διατομή (1)) προκύπτει:

$$V_{u_1} = V_{\alpha_1} \tan \alpha_1 \quad (2)$$

$$\text{μέ } \alpha_1 = 70^\circ$$

Ακόμα έχουμε ότι:

$$\vec{V} = \vec{U} + \vec{W}$$

Προβάλλοντας αυτή τη σχέση στη περιφερειακή κατεύθυνση παίρνουμε:

$$U = V_u - W_u = V_{\alpha_1} \tan \alpha_1 - V_{\alpha_1} \tan \beta_1 = V_{\alpha_1} (\tan \alpha_1 - \tan \beta_1) \quad (3)$$

οπότε:

$$V_{\alpha_1} = \frac{U}{\tan \alpha_1 - \tan \beta_1} = \frac{305 \text{ m/s}}{\tan 70^\circ - \tan 30^\circ} = 140.54 \text{ m/s} \quad V_{\alpha_1} = 140.54 \text{ m/s}$$

Αντίστοιχα από το τρίγωνο ταχυτήτων στην έξοδο της κινητής πτερόγωσης (διατομή (2)), αφού λάβουμε υπ' όψη ότι  $V_{\alpha_2} = V_{\alpha_1}$ , έχουμε:

$$V_{\alpha_2} = 140.54 \text{ m/s}$$

$$V_{u_2} = V_{\alpha_2} \tan \alpha_2 = 140.54 \text{ m/s} \times \tan(-15^\circ) = -37.66 \text{ m/s}$$

$$V_{u_2} = -37.66 \text{ m/s}$$

ΠΑΡΑΤΗΡΗΣΗ Υπενθυμίζεται πως οι συνιστώσες της ταχύτητας και οι γωνίες είναι προσημασμένες (λαμβάνονται άλγεβρικά).

Η έκφραση  $U_1 V_{u_1} - U_2 V_{u_2}$  που δίνει τη μεταβολή της ολικής ένθαλπιας μέσα στη κινητή πτερόγωση σύμφωνα με την εξίσωση (2.98) είναι τώρα δυνατό να υπολογιστεί:

$$h_{t_1} - h_{t_2} = U_1 V_{u_1} - U_2 V_{u_2} = U(V_{u_1} - V_{u_2}) = 305 \text{ m/s} \times (386.14 \text{ m/s} - (-37.66 \text{ m/s})) =$$

$$= 129259 \text{ m}^2/\text{s}^2$$

$$(4) \quad h_{t_1} - h_{t_2} = 129259 \text{ m}^2/\text{s}^2$$

\*Αρα από την (1) με  $\dot{m}_s = 4.54 \text{ kg/s}$  ή ισχύς είναι:

$$P_T = 4.54 \text{ kg/s} \times 129259 \text{ m}^2/\text{s}^2 = 586.84 \text{ kW}$$

$$P_T = 586.84 \text{ kW}$$

2. Έξ αριθμού ό αριθμός Mach παρέχεται από τον λόγο

$$M = \frac{V}{\alpha} \quad (5)$$

όπου  $\alpha$  είναι ή ταχύτητα του ήχου που αντιστοιχεί στις στατι-  
κές συνθήκες της θεμελιώμενης θέσης και δίνεται από τη σχέση:

$$\alpha = \sqrt{\gamma R_g T} \quad (6)$$

όπου  $T$  ή στατική θερμοκρασία.

\*Από τό τρίγωνο ταχυτήτων στή διατομή (1), έχουμε ότι:

$$V_1 = \frac{V_{\alpha_1}}{\cos \alpha_1} = \frac{140.54 \text{ m/s}}{\cos 70^\circ} = 410.90 \text{ m/s}$$

$$V_1 = 410.90 \text{ m/s}$$

\*Ο προσδιορισμός της  $T_1$  γίνεται χρησιμοποιώντας την εξίσωση της ενέργειας, που για τό διανομέα δίνει:

$$h_{t_0} = h_{t_1} \quad \text{και για τέλειο αέριο} \quad T_{t_0} = T_{t_1} \quad (7)$$

και από τον όρισμό της όλικής ένθαλπίας ( $h_t = h + \frac{V^2}{2}$ ) και τό γεγονός ότι τό εργαζόμενο μέσο είναι τέλειο αέριο (όπότε

$h = C_p \cdot T$ ), καταλήγουμε:

$$C_p T_0 = C_p T_1 + \frac{V_1^2}{2} \quad (8)$$

\*Η είδική θερμότητα  $C_p$  υπολογίζεται με αυτά που ισχύουν για τό τέλειο αέριο από τη σχέση:

$$C_p = R_g \frac{\gamma}{\gamma-1} = 287 \text{ m}^2/\text{s}^2 \text{ }^\circ\text{K} \cdot \frac{1.4}{1.4-1} = 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2 \text{ }^\circ\text{K}$$

$$C_p = 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2 \text{ }^\circ\text{K}$$

ΠΑΡΑΤΗΡΗΣΗ Υπενθυμίζεται πώς  $\text{m}^2/\text{s}^2 \text{ }^\circ\text{K} \equiv \text{J}/\text{kg} \text{ }^\circ\text{K}$

\*Έτσι από την εξίσωση (8) καταλήγουμε:

$$T_1 = T_0 - \frac{V_1^2}{2C_p} = 922 \text{ }^\circ\text{K} - \frac{(410.9 \text{ m/s})^2}{2 \times 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2 \text{ }^\circ\text{K}} = 837.92 \text{ }^\circ\text{K}$$

$$T_1 = 837.92 \text{ }^\circ\text{K}$$

\* Αντικαθιστώντας τώρα στην (6), για την διατομή (1):

$$a_1 = \sqrt{1.4 \times 287 \text{ m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K} \times 837.92 \text{ K}} = 530.24 \text{ m/s} \quad a_1 = 530.24 \text{ m/s}$$

και με αντικατάσταση στη (5) προκύπτει:

$$M_{V_1} = \frac{410.90 \text{ m/s}}{530.24 \text{ m/s}} = 0.708 \quad M_{V_1} = 0.705$$

β. Η σχέση (5) ισχύει και για τον σχετικό αριθμό Mach

$$M_W = \frac{W}{a} \quad (9)$$

όπου α είναι  $a = \sqrt{\gamma R T}$ , με T την στατική θερμοκρασία της διατομής, αφού οι στατικές συνθήκες σ' ένα σημείο είναι ανεξάρτητες από το χρησιμοποιούμενο σύστημα αναφοράς.

Πάλι από το τρίγωνο ταχυτήτων στη διατομή (1):

$$W_1 = \frac{V_{a_1}}{\cos \beta_1} = \frac{140.54}{\cos 30^\circ} = 162.44 \text{ m/s} \quad W_1 = 162.44 \text{ m/s}$$

και με αντικατάσταση στην (9) προκύπτει:

$$M_{W_1} = \frac{162.44 \text{ m/s}}{530.24 \text{ m/s}} = 0.280 \quad M_{W_1} = 0.280$$

3. α. Οι σχέσεις (5), (6) ισχύουν και για τη διατομή (2).

Από το τρίγωνο ταχυτήτων στη διατομή αυτή και το γεγονός πως  $V_{a_1} = V_{a_2}$ , έχουμε:

$$V_2 = \frac{V_{a_2}}{\cos \beta_2} = \frac{140.54}{\cos(-15^\circ)} = 145.5 \text{ m/s} \quad V_2 = 145.5 \text{ m/s}$$

\* Από την (4) και με την υπόθεση του τελείου αερίου:

$$T_{t_2} = T_{t_1} - \frac{U_1 V_{u_1} - U_2 V_{u_2}}{C_p} = 922^\circ\text{K} - \frac{129259 \text{ m}^2/\text{s}^2}{1004 \text{ m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K}} = 793.23^\circ\text{K} \quad T_{t_2} = 793.23^\circ\text{K}$$

και άρα από τον ορισμό:

$$T_2 = T_{t_2} - \frac{V_2^2}{2C_p} = 793.26^\circ\text{K} - \frac{(145.5 \text{ m/s})^2}{2 \times 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K}} = 782.72^\circ\text{K} \quad T_2 = 782.72^\circ\text{K}$$



και από την (6) προσδιορίζουμε την ταχύτητα του ήχου στη διατομή (2):

$$a_2 = \sqrt{1.4 \times 287 \text{ m}^2/\text{s}^2 \times 782.72 \text{ K}} = 560.80 \text{ m/s} \quad a_2 = 560.80 \text{ m/s}$$

και τελικά από την (5), έχουμε:

$$M_{V_2} = \frac{145.50}{560.80} = 0.2594 \quad M_{V_2} = 0.2594$$

β. Έχουμε πάλι την σχέση ορισμού

$$M_{W_2} = \frac{W_2}{a_2} \quad (10)$$

Από το τρίγωνο έξόδου της κινητής περύγωσης (διατομή (2)) προκύπτει:

$$W_2 = \sqrt{V_{a_2}^2 + (U - V_{u_2})^2} = \sqrt{(140.54 \text{ m/s})^2 + (305 \text{ m/s} + 37.66 \text{ m/s})^2} = 370.36 \text{ m/s} \quad W_2 = 370.36 \text{ m/s}$$

και άρα από την (10) καταλήγουμε:

$$M_{W_2} = \frac{370.36 \text{ m/s}}{560.80 \text{ m/s}} = 0.6604 \quad M_{W_2} = 0.6604$$

4. Για να προσδιοριστεί ο λόγος  $p_t/p_1$ , θεωρούμε την ισοτροπική μεταβολή ( $0 \rightarrow 1_{is}$ ) από ολικές σε στατικές συνθήκες, και έχουμε:

$$\frac{p_{t_0}}{p_1} = \left( \frac{T_{t_0}}{T_{1_{is}}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} \quad (11)$$

και με βάση τον ορισμό της ολικής ένθαλπιας και την υπόθεση του τελείου αερίου:

$$T_{t_0} = T_{1_{is}} + \frac{V_{1_{is}}^2}{2C_p} \quad (12)$$

Η ταχύτητα όμως  $V_{1_{is}}$  προσδιορίζεται με την βοήθεια του λόγου άπωλειών,  $\psi = \frac{V_{1_{is}}}{V_{1_{is}}}$ , μέσα στη σταθερή περύγωση άρα:

$$V_{1_{is}} = \frac{V_1}{\phi} = \frac{410.40 \text{ m/s}}{0.95} = 432.53 \text{ m/s}$$

$$V_{1_{is}} = 432.53 \text{ m/s}$$

και από τη σχέση (12):

$$T_{1_{is}} = 922^\circ \text{K} - \frac{(432.53 \text{ m/s})^2}{2 \times 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2 \text{ }^\circ \text{K}} = 828.83^\circ \text{K}$$

$$T_{1_{is}} = 828.83^\circ \text{K}$$

οπότε η (11) δίνει:

$$\frac{P_{t_o}}{P_1} = \left( \frac{922^\circ \text{K}}{828.83^\circ \text{K}} \right)^{\frac{1.4}{1.4-1}} = 1.4519$$

$$P_{t_o}/P_1 = 1.4519$$

5. Για να προσδιορίσουμε τον λόγο  $P_{t_o}/P_2$ , προσδιορίζουμε πρώτα τον  $P_1/P_2$ , που προκύπτει με τη βοήθεια της ίσεντροπικής μεταβολής  $1 \rightarrow 2_{is}$ , οπότε:

$$P_1/P_2 = \left( \frac{T_1}{T_{2_{is}}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} \quad (13)$$

Ο νόμος διατήρησης της ενέργειας για τό σχετικό σύστημα και μόνιμη ροή δίνει:

$$h_{t_{R_1}} = h_{t_{R_2}} = h_1 + \frac{W_1^2}{2} - \frac{U_1^2}{2} = h_{2_{is}} + \frac{W_{2_{is}}^2}{2} - \frac{U_2^2}{2} \quad (14)$$

Έχοντας  $U_1 = U_2 = U$  και τέλειο αέριο η (14) γίνεται:

$$T_{2_{is}} = T_1 + \frac{W_1^2}{2C_p} - \frac{W_{2_{is}}^2}{2C_p} \quad (14')$$

Με τη βοήθεια του λόγου άπωλειών  $\psi = \frac{W_2}{W_{2_{is}}}$  προσδιορίζουμε:

$$W_{2_{is}} = \frac{W_2}{\psi} = \frac{370.36 \text{ m/s}}{0.85} = 435.72 \text{ m/s}$$

$$W_{2_{is}} = 435.72 \text{ m/s}$$

Άρα από την (14') προκύπτει:

$$T_{2_{is}} = 837.92 + \frac{(162.44 \text{ m/s})^2}{2 \times 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2 \text{ }^\circ \text{K}} - \frac{(435.72 \text{ m/s})^2}{2 \times 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2 \text{ }^\circ \text{K}} = 756.51^\circ \text{K} \quad T_{2_{is}} = 756.51^\circ \text{K}$$

και με αντικατάσταση στην (13):

$$P_1/P_2 = \left( \frac{837.92^{\circ}\text{K}}{756.51^{\circ}\text{K}} \right)^{\frac{1.4}{0.4}} = 1.430$$

$$P_1/P_2 = 1.430$$

τελικά λοιπόν,

$$P_{t_0}/P_2 = \frac{P_{t_0}}{P_1} \times \frac{P_1}{P_2} = 1.4519 \times 1.430 = 2.076$$

$$P_{t_0}/P_2 = 2.076$$

6. Για να προσδιοριστεί ο λόγος  $P_{t_0}/P_{t_2}$ , αρκεί να βρεθεί ο λόγος  $P_2/P_{t_2}$ . Αυτός θα προσδιοριστεί θεωρώντας την ισηντροπική μεταβολή ανάμεσα στις ολικές και στατικές συνθήκες της διατομής (2). Έτσι:

$$\frac{P_{t_2}}{P_2} = \left( \frac{T_{t_2}}{T_2} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} \quad (14)$$

Η στατική θερμοκρασία  $T_2$ , υπολογίζεται από τον ορισμό της ολικής ένθαλπιας για τέλειο αέριο:

$$T_2 = T_{t_2} - \frac{V_2^2}{2C_p} = 793.26^{\circ}\text{K} - \frac{(145.5\text{m/s})^2}{2 \times 1004\text{m}^2/\text{s}^2} = 782.75^{\circ}\text{K}$$

$$T_2 = 782.75^{\circ}\text{K}$$

Άρα η (14) παρέχει:

$$P_{t_2}/P_2 = \left( \frac{793.26^{\circ}\text{K}}{782.75^{\circ}\text{K}} \right)^{\frac{1.4}{0.4}} = 1.0479$$

$$P_{t_2}/P_2 = 1.0479$$

Και τελικά:

$$P_{t_0}/P_{t_2} = \frac{P_{t_0}}{P_2} \times \frac{P_2}{P_{t_2}} = \frac{2.076}{1.0479} = 1.981$$

$$P_{t_0}/P_{t_2} = 1.981$$

7. Ο βαθμός απόδοσης "ολικών προς ολικές συνθήκες" είναι:

$$(\eta_{t-t})_T = \frac{h_{t_0} - h_{t_2}}{h_{t_0} - h_{t_2, is}}$$

και για τέλειο αέριο:

$$(\eta_{t-t})_T = \frac{T_{t_0} - T_{t_2}}{T_{t_0} - T_{t_2, is}} \quad (15)$$



Ἡ θερμοκρασία  $T_{t_2, is}$  προσδιορίζεται από την ισοτροπική μεταβολή  $0 \rightarrow 2$ , από ολικές σε ολικές συνθήκες. Ἐχουμε, λοιπόν:

$$\frac{T_{t_0}}{T_{t_2, is}} = \left( \frac{P_{t_0}}{P_{t_2}} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

καί ἄρα:

$$T_{t_2, is} = \frac{T_{t_0}}{\left( \frac{P_{t_0}}{P_{t_2}} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}} = \frac{922}{(1.981)^{3.5}} = 758.41^{\circ}\text{K}$$

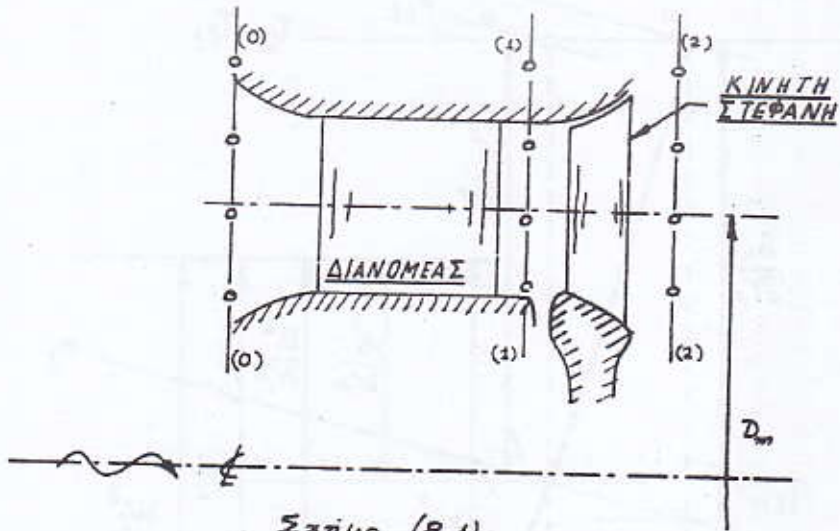
$$T_{t_2, is} = 758.41^{\circ}\text{K}$$

Μέ ἀντικατάσταση στήν (15) ἔχουμε:

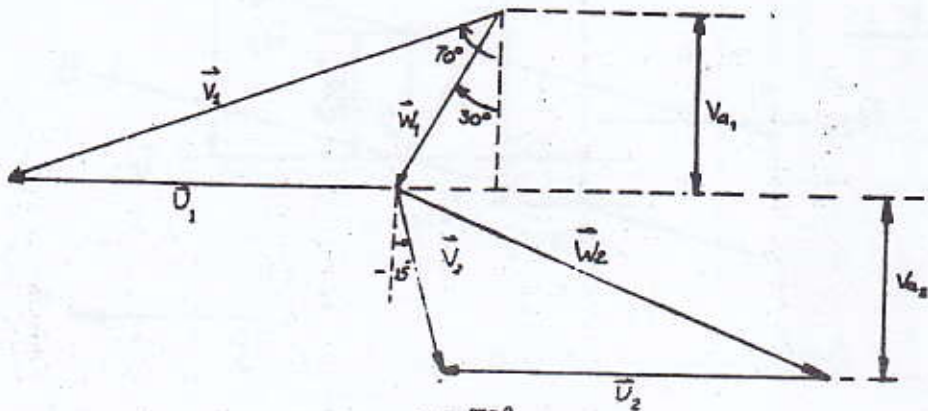
$$(\eta_{t-t})_T = \frac{922^{\circ}\text{K} - 793.3^{\circ}\text{K}}{922^{\circ}\text{K} - 758.41^{\circ}\text{K}} = 0.787$$

$$(\eta_{t-t})_T = 0.787$$

J18-9

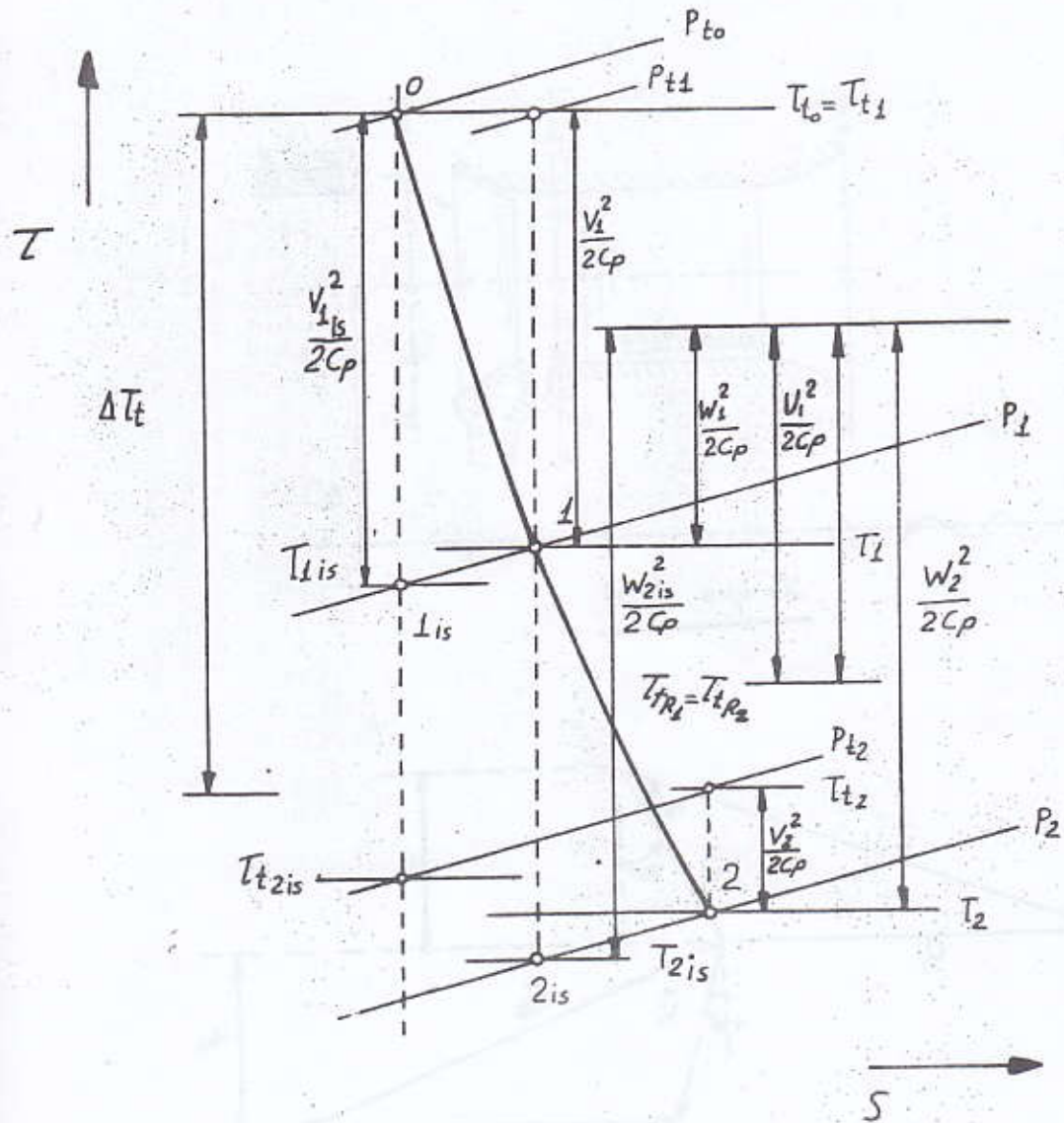


Σχήμα (8.1)



$$\begin{aligned} \alpha_1 &= 70^\circ \\ \beta_1 &= 30^\circ \\ \alpha_2 &= -15^\circ \\ \beta_2 &= (-) \end{aligned}$$

Σχήμα (8.2)



Задание (8.3)



ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 9

Σέ μεγάλο δοχείο Α πρέπει νά διατηρήσουμε κενό πίεσης  $p_0$ . Γι'αυτό τό λόγο χρησιμοποιείται ένας άκτινικός φυσστήρας πού έκκινώνει άέρα από τό δοχείο στην άτμόσφαιρα, όπως φαίνεται στό ΣΧΗΜΑ (9.1). Μιά παροχή μάζας ίση μέ τήν άποακρινόμενη από τόν φυστήρα εισέρχεται στό δοχείο Α σέ σημείο τό όποιο δέν φαίνεται στό σχήμα. Στή διατομή (2), τό πλάτος τής κινητής πτερύγωσης τού φυστήρα είναι 0.0127m, καί ίσο πρός τό αντίστοιχο πλάτος τού άγωγού μεταξύ τών διατομών (2) καί (3). Μεταξύ τών διατομών (3) καί (4) τό πλάτος τού άγωγού αύξάνει σέ 0.0254m καί στή συνέχεια παραμένει σταθερό μέχρι τήν έξοδο (διατομή (5)) όπου ο φυστήρας έκκινώνει τόν άέρα στην άτμόσφαιρα.

Μετρήσεις πού έγιναν γιά μία ταχύτητα περιστροφής 10000RPM έδειξαν ότι ή ταχύτητα στή διατομή (1) είναι άξονική καί ίση πρός 61m/s. Μετρήσεις στή διατομή (3) (πού έγιναν μέ σωλήνες Pitot) έδειξαν ότι ή ταχύτητα στή διατομή αυτή είναι όμοιόμορφη καί σχηματίζει γωνία  $60^\circ$  μέ τήν άκτινική κατεύθυνση ( $30^\circ$  μέ τή περιφερειακή κατεύθυνση). Ή πτερύγωση μεταξύ τών διατομών (4) καί (5) δίδει όμοιόμορφη καί άκτινική ροή στην έξοδο τής (διατομή (5)). Ή πυκνότητα τού άέρα μπορεί νά θεωρηθεί σταθερή καί ίση πρός  $1.2\text{kg/m}^3$  γιά όλες τές διατομές.

\*Αν άμεληθούν οι τριβές καί οι διαρροές μέσα από τούς λαβυρίνθους, ζητείται νά υπολογιστούν, μέ τά παραπάνω δεδομένα:

- \*Η ροπή πού άσκειται από τή ροή στην περιστρεφόμενη πτερύγωση τού φυστήρα
- \*Η θεωρητική ίσχύς πού χρειάζεται γιά νά κινηθεί ο φυστήρας.
- \*Η ροπή πού άσκειται στό κέλυφος C τού ΣΧΗΜΑΤΟΣ (3.4), γιά νά βρεθεί σέ ποιό φορτίο θά πρέπει νά υπολογιστούν οι κοχλίες τού ύπόβαθρου στό D.
- Οι τιμές τών ταχυτήτων καί οι κατευθύνσεις τους, καθώς καί οι στατικές πιέσεις στις διατομές (1), (2), (3), (4) καί (5), αν ή στατική πίεση  $p_5$  είναι ίση πρός τήν άτμοσφαιρική πίεση ( $= 103.30\text{Nt/m}^2$ ).

ΣΗΜΕΙΩΣΗ: Γιά ροή χωρίς τριβές ή ένέργεια πού προσδίδεται στή ροή μεταξύ τών διατομών (1) καί (2) είναι ίση πρός τήν άποιδόμενη από τόν κινητήρα. Ή ένέργεια πού προστίθεται στή ροή αύξάνει τήν όλική πίεση  $p_z = p + \frac{\rho}{2} v^2$ . Γιά απλότητα έχουμε θεωρήσει άσυμπιεστή ροή. Τό πρόβλημα, όμως, θά πρέπει ν'άντιμετωπιστεί στή γενική του μορφή καί νά καταρτιστεί θερμοδυναμικό διάγραμμα στό όποιο νά φαίνονται οι αντίστοιχες μεταβολές κατάστασης.

- (ε) Το κενό  $p_0$  που μπορεί να διατηρείται μέσα στο δοχείο Α όταν ο φυστήρας δουλεύει στο κανονικό σημείο λειτουργίας του.
- (στ) Το κενό  $p_0$  το οποίο θα έχουμε αν το πλάτος του άγωγου (έπιβραδυντή) C είναι σταθερό και ίσο προς  $0.0127\text{m}$ , μεταξύ των διατομών (2) και (5), ενώ οι ταχύτητες στις διατομές (1) και (3) παραμένουν ίδιες με την προηγούμενη περίπτωση.
- (ζ) Εάν οι ροές που υπολογίστηκαν στα ερωτήματα (α) και (γ) αλλάξουν για την περίπτωση που το πλάτος του άγωγου μεταξύ (2) και (5) παραμένει σταθερό (όπως δηλαδή όριστηκε στο ερώτημα (στ)).

ΣΗΜΕΙΩΣΗ: Όλες οι μεταβολές να θεωρηθούν ίσεντροπικές (χωρίς απώλειες).  
Για άσυμπιεστη ροή να ληφθεί:

$$\Delta h_t = \frac{\Delta p_t}{\rho}$$



ΛΥΣΗ

Κατ'άρχην παριστάνουμε στο διάγραμμα T-s την μεταβολή του έργαζόμενου μέσου. Το σχήμα (9.2) παριστάνει την μεταβολή αυτή.

α. Δεδομένου ότι η ροή θεωρείται χωρίς τριβές και συνεκτικότητα και έρ'δσον στην διατομή (3) δίνεται ότι η διανομή της ταχύτητας είναι ομοιόμορφη, συνάγεται ότι και στη διατομή (2) η διανομή της ταχύτητας θα είναι ομοιόμορφη.

Εφαρμόζοντας τό θεώρημα της διατήρησης της ροπής της όρμης, με την μορφή της εξίσωσης (2.94α), μεταξύ των διατομών (1) και (2), έχουμε για την ροπή που άσκειται από τό ρευστό στην πτερόγωση του φανοτήρα:

$$M_I = m_s (R_1 V_1 u_1 - R_2 V_2 u_2)$$

Αλλά για τόν άγωγό C, μέσα στον όποιο δέν υπάρχουν στερεά σώματα και επομένως δέν άσκούνται δυνάμεις στό ρευστό, θά ίσχύει μεταξύ των διατομών (2) και (3):

$$R_2 V_2 u_2 - R_3 V_3 u_3 = 0 \quad \eta \quad R_2 V_2 u_2 = R_3 V_3 u_3$$

Λαμβάνοντας υπ'όψη ότι η  $V_1$  είναι άξονική, έχουμε για την προχή μάζας:

$$m_s = \rho_1 S_1 V_1 = \rho_1 \frac{\pi D_1^2}{4} V_1 = 1.2 \text{ kg/m}^3 \times \frac{\pi}{4} \times 0.102^2 \text{ m}^2 \times 60 \text{ m/s} = 0.588 \text{ kg/s} \quad m_s = 0.588 \text{ kg/s}$$

Εφαρμόζοντας την εξίσωση συνεχείας μεταξύ των διατομών (1) και (3) παίρνουμε:

$$m_s = \rho S_1 V_1 = \rho S_3 V_3 \quad \eta \quad \frac{\pi D_1^2}{4} V_1 = \pi D_3 b_3 V_3$$

Προκύπτει επομένως:

$$V_{r_3} = \frac{D_1^2}{4 b_3 D_3} V_1 = \frac{0.102^2 \text{ m}^2}{4 \times 0.0127 \text{ m} \times 0.254 \text{ m}} \times 60 \text{ m/s} = 48.379 \text{ m/s} \quad V_{r_3} = 48.379 \text{ m/s}$$

Αλλά :

$$V_{u_3} = V_{r_3} \tan \alpha_3 = 48.379 \text{ m/s} \times \tan 60^\circ = 83.794 \text{ m/s} \quad V_{u_3} = 83.794 \text{ m/s}$$



$$V_{u_1} = 0 \text{ (όριζοντική εισόδος)}$$

Τελικά έχουμε:

$$M_I = -m_s r_3 V_{u_3} = -0.588 \text{ kg/s} \times 0.127 \text{ m} \times 83.794 \text{ m/s} = -6.261 \text{ Nt m} \quad M_I = -6.261 \text{ Nt m}$$

β. Η θεωρητική ισχύς που χρειάζεται για να κινηθεί ο ψωπτήρας είναι:

$$P = \omega M_I$$

όπου:

$$\omega = \frac{\pi N}{30} = \frac{3.14 \times 10000 \text{ rpm}}{30} = 1047.197 \text{ s}^{-1}$$

Άρα:

$$P = -1047.197 \text{ s}^{-1} \times 6.261 \text{ Nt/m} = -6556.52 \text{ W} = -6.6 \text{ kW} \quad P = -6556.5 \text{ W}$$

γ. Για τη ροπή που ασκείται στο κέλυφος C αρκεί να βρούμε την ροπή που ασκείται στην σταθερή πτερόγωση (μεταξύ των διατομών (4) και (5)). Σύμφωνα με την εξίσωση (2.92α), η ροπή αυτή είναι:

$$M_C = m_s (R_4 V_{u_4} - R_5 V_{u_5})$$

Λαμβανομένου όμως υπ' όψη ότι μεταξύ των διατομών (3) και (4) ισχύει:

$$R_3 V_{u_3} - R_4 V_{u_4} = 0 \quad \text{ή} \quad R_3 V_{u_3} = R_4 V_{u_4}$$

και ότι άκρη από τα δεδομένα του προβλήματος έχουμε:

$$V_{u_5} = 0$$

καταλήγουμε στη σχέση:

$$M_C = m_s R_3 V_{u_3} = -M_I = 6.261 \text{ Nt m} \quad M_C = 6.261 \text{ Nt m}$$

δ. Για τόν υπολογισμό τών διαφόρων στοιχείων (ταχύτητα, στατική πίεση) στις διατομές (2), (3) καί (4) καί (5), έχουμε τίς σχέσεις:

Γιά τήν περιφερειακή συνιστώσα:

$$V_{u_2} R_2 = V_{u_3} R_3 = V_{u_4} R_4 \quad (V_{u_5} = 0)$$

Γιά τήν άκτινική συνιστώσα:

$$V_{r_i} = \frac{m_s}{\rho S_i} = \frac{m_s}{\rho \pi D_i b_i} \quad (i = 2, 3, 4, 5)$$

Γιά τήν συνολική ταχύτητα:

$$V_i = (V_{u_i}^2 + V_{r_i}^2)^{1/2} \quad (i = 2, 3, 4, 5)$$

Γιά τήν στατική πίεση:

$$P_i = P_{t_i} - \frac{1}{2} \rho V_i^2 \quad (i = 2, 3, 4, 5)$$

όπου:

$$P_{t_2} = P_{t_3} = P_{t_4} = P_{t_5}$$

Γιά τήν διατομή (5) δίδεται:

$$P_5 = P_{atm} = 1.033 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

Έξ' άλλου είναι:

$$V_5 = V_{r_5} = \frac{m_s}{\rho \pi D_5 b_5} = \frac{0.588 \text{ kg/s}}{1.2 \text{ kg/m}^3 \times \pi \times 0.508 \text{ m} \times 0.0254 \text{ m}} = 12.095 \text{ m/s} \quad V_5 = 12.095 \text{ m/s}$$

όπότε:

$$\begin{aligned} P_{t_5} &= P_5 + \frac{1}{2} \rho V_5^2 = 1.033 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 + \frac{1}{2} \times 1.2 \text{ kg/m}^3 \times 12.095^2 \text{ m}^2/\text{s}^2 = \\ &= 1.033 \times 10^5 + 0.00088 \times 10^5 = 1.03388 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 \end{aligned}$$

$$P_{t_5} = 1.03388 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$



Μετά από τα παραπάνω καταρτίζουμε τον ακόλουθο πίνακα, όπου για την επιφάνεια  $S_i$  λαμβάνουμε:

$$S_i = \pi D_i b_i \quad (i = 2, 3, 4, 5)$$

|     | $S_i$ (m <sup>2</sup> ) | $V_{u_i}$ (m/s) | $V_{r_i}$ (m/s) | $V_i$ (m/s) | $p_i$ (Nt/m <sup>2</sup> ) |
|-----|-------------------------|-----------------|-----------------|-------------|----------------------------|
| (2) | 0.00818                 | 104.85          | 60.530          | 121.068     | 94.593.52                  |
| (3) | 0.01013                 | 83.794          | 48.400          | 96.768      | 97.769.57                  |
| (4) | 0.02841                 | 59.790          | 17.257          | 62.231      | 101.064.38                 |
| (5) | 0.04054                 | 0               | 12.094          | 12.094      | 103.300.00                 |

ε. Το κενό  $p_0$  που μπορεί να διατηρείται μέσα στο δοχείο Α, όταν ο φυσητήρας δουλεύει στο κανονικό σημείο λειτουργίας του, ίσουςται με την ολική πίεση  $p_{t_1}$  (θεωρούμε ότι η ταχύτητα μέσα στο δοχείο Α είναι πρακτικά μηδενική), για την εύρεση της  $p_{t_1}$  έχουμε:

$$p_{t_2} - p_{t_1} = \Delta p_t = \rho \Delta h_t = \rho \frac{P}{m_s} = 1.2 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3} \times \frac{6556.52 \text{ W}}{0.588 \text{ kg/s}} = 13373 \text{ Nt/m}^2 \quad \Delta p_t = 13373.15 \text{ Nt/m}^2$$

Έπομένως:

$$p_0 = p_{t_1} = p_{t_2} - \Delta p_t = 103388 - 13373.15 = 90014.85 \text{ Nt/m}^2 \quad p_0 = 90014.85 \text{ Nt/m}^2$$

στ. Θα εφαρμόσουμε τις ίδιες σχέσεις που εφαρμόσαμε στο έρωτημα δ. Επειδή η ταχύτητα  $V_1$  παραμένει σταθερή (ίδια με την προηγούμενη περίπτωση), έπεται ότι και η παροχή  $m_s$  θα παραμένει άναλλοιώτη. Αυτό σημαίνει ότι η ταχύτητα στην έξοδο ( $V_5$ ) θα μεταβληθεί (παραμένοντας όμως άπειτηνη): θα είναι:

$$V_5 = \frac{m_s}{\rho \pi D_5^2 b_5} = \frac{0.588 \text{ kg/s}}{1.2 \text{ kg/m}^3 \times \pi \times 0.508 \text{ m} \times 0.0127 \text{ m}} = 24.189 \text{ m/s} \quad V_5 = 24.189 \text{ m/s}$$

Δεδομένου ότι η στατική πίεση στην έξοδο ( $p_5$ ) δεν μπορεί παρά να είναι ίση με την ατμοσφαιρική, θα έχουμε για την ολική πίεση:

$$p_{t_5} = p_5 + \frac{1}{2} \rho V_5^2 = 103300 \text{ Nt/m}^2 + \frac{1}{2} \times 1.2 \text{ kg/m}^3 \times 24189^2 \text{ m}^2/\text{s}^2 = 103300 + 351.07 = 103651.07 \text{ Nt/m}^2 \quad p_{t_5} = 103651.07 \text{ Nt/m}^2$$



θά είναι φυσικά:

$$p_{t_2}' = p_{t_3}' = p_{t_4}' = p_{t_5}'$$

Εξ άλλου αμετάβλητη ταχύτητα στη διατομή (3) σημαίνει αμετάβλητη ταχύτητα και στη διατομή (2), διότι:

$$v_{r_3}' = \frac{m_s}{\rho \pi D_3 b_3} = v_{r_3}$$

$$v_{u_3}' = (v_3^2 - v_{r_3}'^2)^{1/2} = (v_3^2 - v_{r_3}^2)^{1/2} = v_{u_3}$$

$$v_{u_2}' = \frac{R_3 v_{u_3}'}{R_2} = \frac{R_3 v_{u_3}}{R_2} = v_{u_2}$$

$$v_{r_2}' = \frac{m_s}{\rho \pi D_2 b_2} = v_{r_2}$$

$$v_2 = (v_{u_2}'^2 + v_{r_2}'^2)^{1/2} = (v_{u_2}^2 + v_{r_2}^2)^{1/2} = v_2$$

Δεχόμενοι σταθερή ταχύτητα περιστροφής της άτρακτου, θά έχουμε σταθερή παρεχόμενη στον φιοστήρα ισχύ, διότι:

$$P' = \omega M_I' = \omega m_s (R_1 v_{u_1}' - R_2 v_{u_2}') = -\omega m_s R_2 v_{u_2}' = P$$

Αυτό σημαίνει ότι θά μείνει σταθερή η διαφορά:

$$\Delta p_t' = p_{t_2}' - p_{t_1}' = \rho \Delta h_t' = \rho \frac{P'}{m_s} = \rho \frac{P}{m_s} = \Delta p_t$$

οπότε:

$$p_{t_1}' = p_{t_2}' - \Delta p_t' = 103651.07 \text{ Nt/m}^2 - 13373.15 \text{ Nt/m}^2 = 90277.92 \text{ Nt/m}^2$$

Άρα:

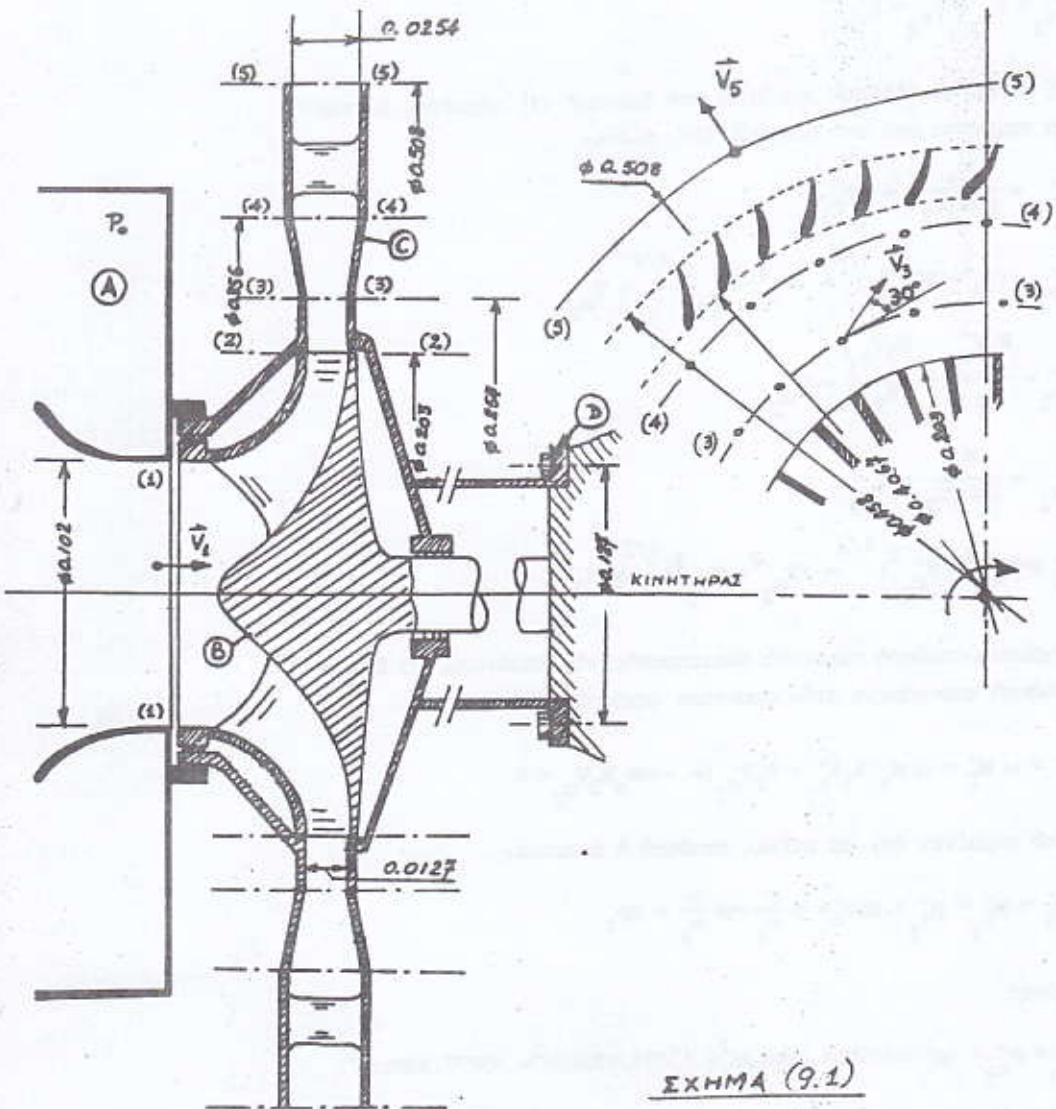
$$p_0' = p_{t_1}' = 90277.92 \text{ Nt/m}^2$$

$$p_0' = 90277.92 \text{ Nt/m}^2$$

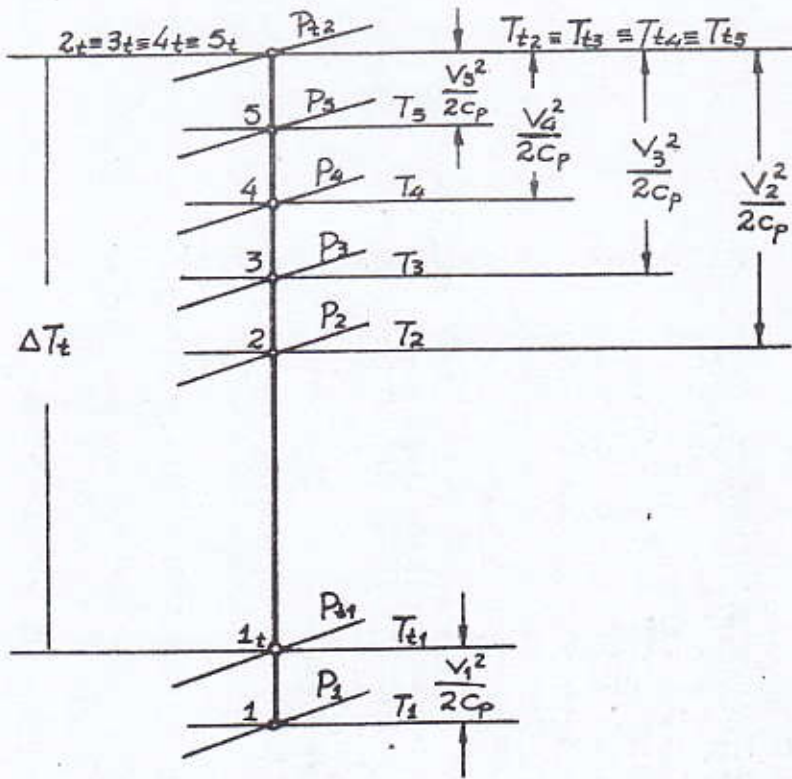
Σ. Όπως είπαμε, η ροπή που μεταφέρεται στον φιοστήρα ( $M_I'$ ) δεν μεταβάλλεται.

Αλλά και η ροπή που άσκειται στο κέλυφος ( $M_C$ ) παραμένει αναλλοίωτη, διότι, όπως δείχτηκε, ισοϋται με την προηγούμενη (απόλυτη τιμή).

Π9-Β



Π9-9



ΣΧΗΜΑ (9.2)



ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 10

Τό σχήμα (10.1) παρουσιάζει τή διάταξη μιᾶς βαθμίδας συμπιεστή μικτῆς ροῆς. Γιά μιᾶ πρώτη μελέτη τοῦ συμπιεστή ἐπιθυμοῦμε νά κάνουμε ὑπολογισμό σέ μονοδιάστατη βάση λαμβάνοντας σάν ἀντιπροσωπευτική μεσημβρινή γραμμή ροῆς τή σχηματιζόμενη ἀπό τίς μέσες ἀκτίνες τῆς κάθε διατομῆς.

Στό σχήμα (10.1) παρουσιάζονται τά γεωμετρικά δεδομένα πού ἔχουμε στή διάθεσή μας.

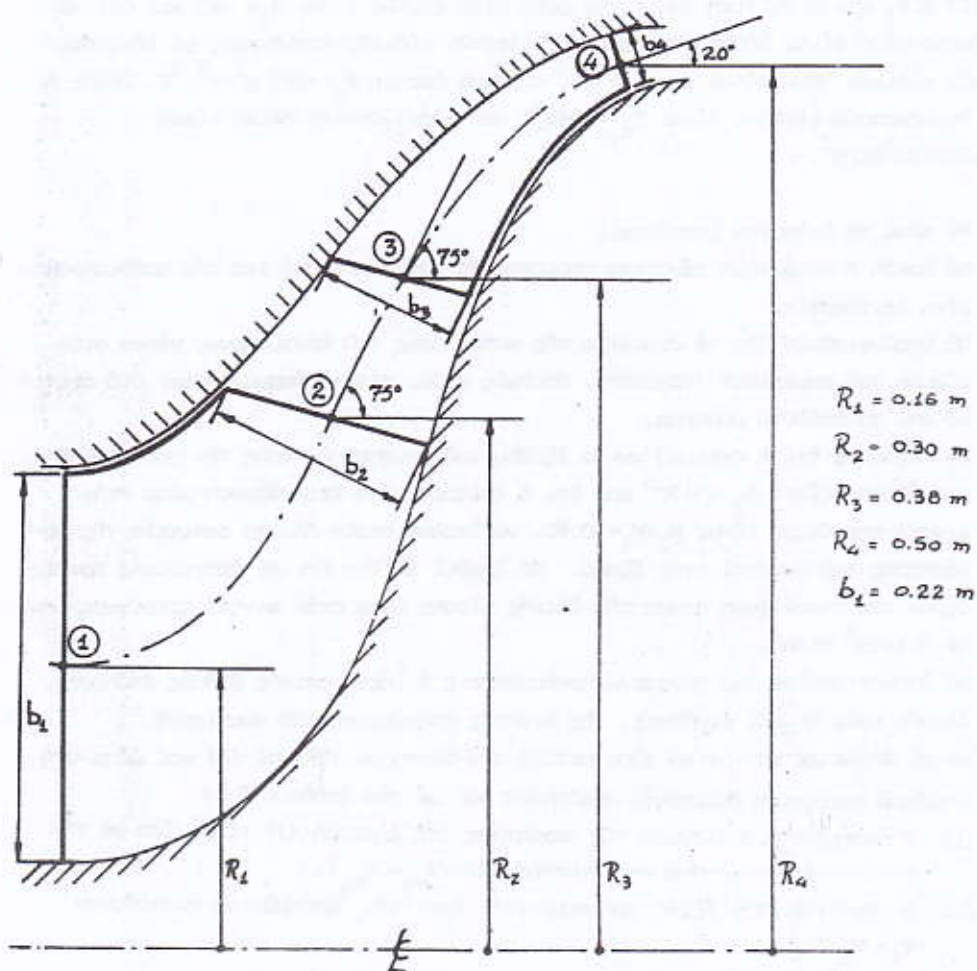
Ἐπί πλέον γνωρίζουμε ὅτι στήν εἴσοδο ἡ ταχύτητα  $V_1$  εἶναι ἀξονική καί ἴση πρὸς 127 m/s, ὅτι ἡ σχετική γωνία τῆς ροῆς στήν εἴσοδο εἶναι  $\beta_1 = -60^\circ$  καί ὅτι τό ἐργαζόμενο μέσο εἶναι ἀέρας σταθερῶν συντελεστῶν εἰδικῆς θερμότητας μέ λόγο συντελεστῶν εἰδικῶν θερμότητων  $\gamma = 1.4$  καί σταθερά ἀερίου  $R_g = 287 \text{ m}^2/\text{s}^2, ^\circ\text{K}$ . Τέλος ἡ ὀλική θερμοκρασία εἰσοδου εἶναι  $T_{t_1} = 288^\circ\text{K}$  καί ἡ ἀντίστοιχη ὀλική πίεση  $P_{t_1} = 1.033 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$ .

Μέ αὐτά τά δεδομένα ζητοῦνται:

- Νά βρεθῆ ἡ κατάλληλη ταχύτητα περιστροφῆς τοῦ συμπιεστή γιά τήν προδιαγραφόμενη λειτουργία.
- Νά ὑπολογισθοῦν ὅλα τά στοιχεῖα τῆς κατάστασης τοῦ ἐργαζόμενου μέσου στήν εἴσοδο τοῦ συμπιεστή (ταχύτητα, ἀριθμός Mach, πίεση, θερμοκρασία) στό σχετικό καί τό ἀπόλυτο σύστημα.
- Ἄν δεχθοῦμε ὅτι ἡ σχετική γωνία ἐξόδου τοῦ ρευστοῦ ὡς πρὸς τήν μεσημβρινή κατεύθυνση εἶναι  $\beta_2 = -70^\circ$  καί ὅτι ἡ ἐπιτρεπόμενη ἐπιβράδυνση μέσα στήν κινητή πτερύγωση εἶναι  $W_2/W_1 = 0.80$ , νά ὑπολογισθοῦν ὅλα τά στοιχεῖα τῆς κατάστασης τοῦ ρευστοῦ στήν ἐξοδο. Νά ληφθεῖ ὑπ' ὄψιν ὅτι οἱ ἑσωτερικῆς τριβές ἔχουν σάν ἀποτέλεσμα πτώση τῆς ὀλικῆς πίεσης μέσα στήν κινητή πτερύγωση ἴση μέ  $0.1 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$ .
- Νά ὑπολογιστεῖτε τίς παραπάνω προϋποθέσεις ὁ ἰσεντροπικός βαθμὸς ἀπόδοσης, ὀλικῶν πρὸς ὀλικῆς συνθήκες, τῆς κινητῆς πτερύγωσης τοῦ συμπιεστή.
- Ἄν οἱ ἀπώλειες στόν κενό χώρο μεταξύ τῶν διατομῶν (2) καί (3) καί μέσα στή σταθερή πτερύγωση θεωρηθοῦν ἀμελητέες καί μέ τήν ὑπόθεση ὅτι:
  - ἡ μεσημβρινή συνιστώσα τῆς ταχύτητας στή διατομή (3) εἶναι ἴση μέ τήν ἀντίστοιχη συνιστώσα στή διατομή (2) ( $V_{m_2} = V_{m_3}$ ).
  - ἡ ταχύτητα στήν ἐξοδο τοῦ συμπιεστή ἔχει τήν μεσημβρινή κατεύθυνση ( $V_4 = V_{m_4}$ ).
 καί ὑπολογισθοῦν τά ὕψη τῶν πτερυγίων  $b_2$ ,  $b_3$  καί  $b_4$  ἔτσι, ὥστε ἡ ἐπιβράδυνση στή σταθερή πτερύγωση νά εἶναι ἴση μέ 0.70.

στ. Νά υπολογιστούν η δύναμη και η άξονική ροπή που ασκούνται στη σταθερή πτερυγωση.

Νά παρασταθεί στο διάγραμμα T-s ή μεταβολή του έργαζόμενου μέσου από την είσοδο μέχρι την έξοδο του συμπιεστή.



ΣΧΗΜΑ(10.1)

Κατ' άρχήν παριστάνουμε στο διάγραμμα T-s την μεταβολή του έργου ζόμενου μέσου από την είσοδο στην έξοδο του συμπιεστή. Το σχήμα (10.2) παριστάνει την μεταβολή αυτή.

α. Το τρίγωνο ταχυτήτων στην είσοδο θα έχει την μορφή του σχήματος (10.3). Είναι:

$$U_1 = V_1 \tan \beta_1 = 127 \text{ m/s} \times \tan 60^\circ = 219.97 \text{ m/s}$$

$$U_1 = 219.97 \text{ m/s}$$

$$\omega = \frac{U_1}{R_1} = \frac{219.97 \text{ m/s}}{0.16 \text{ m}} = 1374.8 \text{ s}^{-1}$$

$$\omega = 1374.8 \text{ s}^{-1}$$

$$N = \frac{\omega \times 30}{\pi} = 13128.5 \text{ rpm}$$

$$N = 13128.5 \text{ rpm}$$

β. Από το τρίγωνο ταχυτήτων έχουμε:

$$V_1 = 127 \text{ m/s} \text{ (δίδεται)}$$

$$V_1 = 127 \text{ m/s}$$

$$W_1 = V_1 / \cos \beta_1 = \frac{127 \text{ m/s}}{\cos 60^\circ} = 254 \text{ m/s}$$

$$W_1 = 254 \text{ m/s}$$

$$U_1 = 219.97 \text{ m/s} \text{ (βρέθηκε)}$$

$$U_1 = 219.97 \text{ m/s}$$

$$W_{u1} = -U_1 = -219.97 \text{ m/s}$$

$$W_{u1} = -219.97 \text{ m/s}$$

Για την εύρεση της θερμοκρασίας έχουμε:

$$h_{t1} = h_1 + \frac{1}{2} V_1^2 \quad \text{ή} \quad c_p T_{t1} = c_p T_1 + \frac{1}{2} V_1^2$$

όπότε:

$$T_{t1} = T_1 + \frac{V_1^2}{2c_p} = 288^\circ\text{K} - \frac{127^2 \text{ m}^2/\text{s}^2}{2 \times 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2,^\circ\text{K}} = 288^\circ - 8.03^\circ =$$

$$T_{t1} = 279.97^\circ\text{K}$$

$$= 279.97^\circ\text{K}$$

Για την εύρεση της πίεσης έχουμε για την ίσεντροπική μεταβολή 1-1<sub>t</sub>:

$$p_1 = p_{t1} \left( \frac{T_1}{T_{t1}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 1.033 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 \times \left( \frac{279.97}{288.00} \right)^{\frac{1.4}{0.4}} =$$

$$p_1 = 0.9356 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$= 1.033 \times 10^5 \times 0.906 = 0.9356 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$



Για την εύρεση της πυκνότητας έχουμε:

$$\rho_1 = \frac{p_1}{R_g T_1} = \frac{0.9356 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2}{287 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K} \times 279.97 \text{ } ^\circ\text{K}} = 1.164 \text{ kg/m}^3 \quad \rho_1 = 1.164 \text{ kg/m}^3$$

Για την εύρεση του αριθμού Mach έχουμε:

$$M_1 = \frac{V_1}{\sqrt{\gamma R_g T_1}} = \frac{127 \text{ m/s}}{\sqrt{1.4 \times 287 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K} \times 279.97 \text{ } ^\circ\text{K}}} = \frac{127 \text{ m/s}}{335.4 \text{ m/s}} = 0.379 \quad M_1 = 0.379$$

Στό σχετικό σύστημα είναι:

$$M_{1R} = \frac{W_1}{\alpha_1} = \frac{254 \text{ m/s}}{335.4 \text{ m/s}} = 0.757$$

Τέλος για την παροχή έχουμε:

$$\dot{m}_s = \rho_1 \pi D_1 b_1 V_1 = 1.164 \text{ kg/m}^3 \times \pi \times 0.32 \text{ m} \times 0.22 \text{ m} \times 127 \text{ m/s} = 32.695 \text{ kg/s} \quad \dot{m}_s = 32.695 \text{ kg/s}$$

γ. Το τρίγωνο ταχυτήτων στη θέση 2 θα έχει την μορφή του σχήματος (ΙΟ.3). Είναι:

$$U_2 = \omega R_2 = 1374.8 \text{ s}^{-1} \times 0.30 \text{ m} = 412.44 \text{ m/s} \quad U_2 = 412.44 \text{ m/s}$$

Ακόμη, έφ' όσον δεχθήκαμε  $W_2/W_1 = 0.80$ , είναι:

$$W_2 = 0.8 \times W_1 = 0.8 \times 254 \text{ m/s} = 203.2 \text{ m/s} \quad W_2 = 203.2 \text{ m/s}$$

Μετά από αυτά βρίσκονται εύκολα και τα υπόλοιπα στοιχεία:

$$W_{u_2} = W_2 \sin \beta_2 = 203.2 \text{ m/s} \cdot \sin(-70^\circ) = -190.946 \text{ m/s} \quad W_{u_2} = -190.946 \text{ m/s}$$

$$V_{u_2} = U_2 + W_{u_2} \text{ (άλγεβρικά)} = 412.44 - 190.946 = 221.494 \text{ m/s} \quad V_{u_2} = 221.494 \text{ m/s}$$

$$V_{m_2} = W_{m_2} = W_2 \cos \beta_2 = 203.2 \text{ m/s} \times \cos(-70^\circ) = 69.498 \text{ m/s} \quad V_{m_2} = 69.498 \text{ m/s}$$

$$V_2 = (V_{m_2}^2 + V_{u_2}^2)^{1/2} = (69.498^2 + 221.494^2)^{1/2} = 232.141 \text{ m/s} \quad V_2 = 232.141 \text{ m/s}$$

$$\alpha_2 = \tan^{-1} \frac{V_{u_2}}{V_{m_2}} = \tan^{-1} \frac{221.494}{69.498} = 72.58^\circ \quad \alpha_2 = 72.58^\circ$$

Στή συνέχεια υπολογίζουμε τά θερμοδυναμικά μέγεθη. Ἡ ἐνέργεια πού προσδίδεται στό ἐργαζόμενο μέσο καί πού ἐμφανίζεται σάν αὐ-  
 ἔση τῆς ἐνθαλπίας εἶναι κατά τά γνωστά:

$$\Delta h_t = C_p \Delta T_t = U_2 V_{u_2} - U_1 V_{u_1}$$

ὁπότε

$$\Delta T_t = T_{t_2} - T_{t_1} = \frac{U_2 V_{u_2} - U_1 V_{u_1}}{C_p} = \frac{412.44 \text{ m/s} \times 221.49 \text{ m/s}}{1004 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K}} = 90.99^\circ\text{K}$$

$$T_{t_2} = T_{t_1} + \Delta T_t = 288^\circ + 90.99^\circ = 378.99^\circ\text{K}$$

$$T_{t_2} = 378.99^\circ\text{K}$$

Ἐπομένως ἔχουμε:

$$T_2 = T_{t_2} - \frac{V_2^2}{2C_p} = 378.99^\circ - \frac{232.141^2 \text{ m}^2/\text{s}^2}{2 \times 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K}} = 378.99^\circ - 26.837^\circ = 352.153^\circ\text{K}$$

$$T_2 = 352.153^\circ\text{K}$$

Στό ἴδιο ἀποτέλεσμα καταλήγουμε ἀν θεωρήσουμε τήν σχέση:

$$h_{t_{R_1}} = h_{t_{R_2}}$$

ἡ ὁποία γράφεται καί:

$$h_1 + \frac{W_1^2}{2} - \frac{U_1^2}{2} = h_2 + \frac{W_2^2}{2} - \frac{U_2^2}{2}$$

ὁπότε:

$$T_2 = T_1 + \frac{W_1^2 - W_2^2}{2C_p} - \frac{U_1^2 - U_2^2}{2C_p}$$

θεωρώντας τό σχῆμα (ΙΟ.2) παρατηροῦμε ὅτι γιά τήν ἰσοεντροπική μετα-  
 βολή ἀπό τήν κατάσταση 1<sub>t</sub> στήν κατάσταση (T<sub>t2</sub>, p<sub>t2is</sub>) ἰσχύει:

$$p_{t_{2is}} = p_{t_1} \left( \frac{T_{t_2}}{T_{t_1}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 1.033 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 \left( \frac{378.99}{288} \right)^{\frac{1.4}{0.4}} = 1.033 \times 10^5 \times 2.614 = 2.7 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$p_{t_{2is}} = 2.7 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

Δίδεται ὅτι Δp<sub>τάπ</sub> = 0.1 × 10<sup>5</sup> Nt/m<sup>2</sup>, ὅπου Δp<sub>τάπ</sub> = p<sub>t<sub>2is</sub></sub> - p<sub>t<sub>2</sub></sub>

Ἐπομένως:

$$P_{t_2} = P_{t_{2, is}} - \Delta P_{t_{2, is}} = 2.7 \times 10^5 - 0.1 \times 10^5 = 2.6 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$P_{t_2} = 2.6 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

Στη συνέχεια βρίσκουμε όπως και προηγουμένως:

$$T_{t_{2, is}} = T_{t_1} \left( \frac{P_{t_2}}{P_{t_1}} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} = 288^\circ\text{K} \times \left( \frac{2.6 \times 10^5}{1.033 \times 10^5} \right)^{\frac{0.4}{1.4}} =$$

$$= 288 \times 1.302 = 374.91^\circ\text{K}$$

$$T_{t_{2, is}} = 374.91^\circ\text{K}$$

Επίσης έχουμε:

$$P_2 = P_{t_2} \left( \frac{T_2}{T_{t_2}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 2.6 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 \times \left( \frac{352.153}{378.99} \right)^{\frac{1.4}{0.4}} =$$

$$= 2.6 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 \times 0.773 = 2.011 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$P_2 = 2.011 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

Τελικά:

$$\rho_2 = \frac{P_2}{R_g T_2} = \frac{2.011 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2}{287 \text{ m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K} \times 352.153^\circ\text{K}} = 1.9894 \text{ kg/m}^3$$

$$\rho_2 = 1.9894 \text{ kg/m}^3$$

και εφαρμόζοντας την εξίσωση συνέχειας:

$$b_2 = \frac{\dot{m}_s}{2\pi R_2 \rho_2 V_{m_2}} = \frac{32.695 \text{ kg/s}}{2\pi \times 0.3 \text{ m} \times 1.9894 \text{ kg/m}^3 \times 69.498 \text{ m/s}} = 0.12545 \text{ m}$$

$$b_2 = 0.12545 \text{ m}$$

Τέλος ο αριθμός Mach είναι:

$$M_2 = \frac{V_2}{\sqrt{\gamma R_g T_2}} = \frac{232.141 \text{ m/s}}{\sqrt{1.4 \times 287 \text{ m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K} \times 352.153^\circ\text{K}}} = \frac{232.141}{376.158} = 0.617 \quad M_2 = 0.617$$

Στό σχετικό σύστημα είναι:

$$M_{2R} = \frac{W_2}{a_2} = \frac{203.2 \text{ m/s}}{376.16 \text{ m/s}} = 0.54$$

6. Ο βαθμός απόδοσης της κινητής πτερύγας είναι:

$$(\eta_{is})_c = \frac{T_{t_{2, is}} - T_{t_1}}{T_{t_2} - T_{t_1}} = \frac{374.91 - 288.00}{378.99 - 288.00} = 0.955$$

$$(\eta_{is})_c = 0.955$$



ε. Για τον κενό άγωγο μεταξύ των διατομών 2 και 3 έχουμε:

$$R_2 V_{u_2} = R_3 V_{u_3}$$

Έτσι έχουμε:

$$V_{u_3} = V_{u_2} \frac{R_2}{R_3} = 221.494 \text{ m/s} \times \frac{0.30}{0.38} = 174.864 \text{ m/s}$$

$$V_{u_3} = 174.864 \text{ m/s}$$

Έξ' άλλου δίνεται ότι  $V_{m_3} = V_{m_2}$

$$V_{m_3} = 69.498 \text{ m/s}$$

ένώ άκόμη είναι:

$$U_3 = \omega R_3 = 1374.8 \text{ s}^{-1} \times 0.38 \text{ m} = 522.424 \text{ m/s}$$

$$U_3 = 522.424 \text{ m/s}$$

Προκύπτουν έπομένως και τά ύπόλοιπα στοιχεία του τριγώνου ταχυτήτων:

$$W_{u_3} = V_{u_3} - U_3 = 174.864 - 522.424 = -347.56 \text{ m/s}$$

$$W_{u_3} = -347.56 \text{ m/s}$$

$$V_3 = (V_{u_3}^2 + V_{m_3}^2)^{1/2} = 188.169 \text{ m/s}$$

$$V_3 = 188.169 \text{ m/s}$$

$$W_3 = (W_{u_3}^2 + W_{m_3}^2)^{1/2} = 354.44 \text{ m/s}$$

$$W_3 = 354.44 \text{ m/s}$$

$$\alpha_3 = \tan^{-1} \frac{V_{u_3}}{V_{m_3}} = 68.325^\circ$$

$$\alpha_3 = 68.325^\circ$$

$$\beta_3 = \tan^{-1} \frac{W_{u_3}}{W_{m_3}} = 78.692^\circ$$

$$\beta_3 = 78.692^\circ$$

Από πλευράς θερμοδυναμικών μεγεθών έχουμε:

$$T_{t_3} = T_{t_2}$$

$$T_{t_3} = 378.99^\circ \text{K}$$

$$T_3 = T_{t_3} - \frac{V_3^2}{2C_p} = 378.99^\circ - \frac{188.169^2 \text{ m}^2/\text{s}^2}{2 \times 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2 \cdot ^\circ \text{K}} =$$

$$= 378.99^\circ - 17.63^\circ = 361.36^\circ \text{K}$$

$$T_3 = 361.36^\circ \text{K}$$

$$P_{t_3} = P_{t_2}$$

$$P_{t_3} = 2.6 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$P_3 = P_{t_3} \left( \frac{T_3}{T_{t_3}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 2.6 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 \times \left( \frac{361.36}{378.99} \right)^{\frac{1.4}{0.4}} =$$

$$= 2.6 \times 10^5 \times 0.8464 = 2.2 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$P_3 = 2.2 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$\rho_3 = \frac{P_3}{R_g T_3} = \frac{2.2 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2}{287 \text{ m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K} \times 361.36 \text{ K}} = 2.122 \text{ kg/m}^3$$

$$\rho_3 = 2.122 \text{ kg/m}^3$$

$$M_3 = \frac{V_3}{\sqrt{\gamma R_g T_3}} = \frac{188.169 \text{ m/s}}{\sqrt{1.4 \times 287 \text{ m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K} \times 361.36 \text{ K}}} = \frac{188.169}{381.044} = 0.494$$

$$M_3 = 0.494$$

Τέλος για τό ύψος του πτερυγίου έχουμε:

$$b_3 = \frac{m_s}{2\pi R_3 \rho_3 V_{m_3}} = \frac{32.695 \text{ kg/s}}{2\pi \times 0.38 \text{ m} \times 2.122 \text{ kg/m}^3 \times 69.498 \text{ m/s}} = 0.09285 \text{ m}$$

$$b_3 = 0.093 \text{ m}$$

Για την διατομή 4 έξε'άλλου έχουμε:

$$V_4/V_3 = 0.7$$

$$V_4 = 0.7 \times V_3 = 0.7 \times 188.169 \text{ m/s} = 131.718 \text{ m/s}$$

$$V_4 = 131.718 \text{ m/s}$$

$$\acute{\epsilon}\omega \acute{\epsilon}\chi\epsilon\iota \delta\omicron\delta\epsilon\iota \delta\tau\iota V_{m_4} = V_4$$

$$V_{m_4} = 131.718 \text{ m/s}$$

Για τά θερμοδυναμικά μεγέθη έχουμε:

$$T_{t_4} = T_{t_3}$$

$$T_{t_4} = 378.99 \text{ K}$$

$$T_4 = T_{t_4} - \frac{V_4^2}{2C_p} = 378.99 \text{ K} - \frac{131.718^2 \text{ m}^2/\text{s}^2}{2 \times 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K}} =$$

$$= 378.99 - 8.64 = 370.35 \text{ K}$$

$$T_4 = 370.35 \text{ K}$$

$$P_{t_4} = P_{t_3}$$

$$P_{t_4} = 2.6 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$P_4 = P_{t_4} \left( \frac{T_4}{T_{t_4}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 2.6 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 \times \left( \frac{370.35}{378.99} \right)^{\frac{1.4}{0.4}} =$$

$$= 2.6 \times 10^5 \times 0.92245 = 2.398 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$P_4 = 2.398 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$\rho_4 = \frac{P_4}{R_g T_4} = \frac{2.398 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2}{287 \text{ m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K} \times 370.35 \text{ K}} = 2.25644 \text{ kg/m}^3 \quad \rho_4 = 2.256 \text{ kg/m}^3$$

$$M_4 = \frac{V_4}{\sqrt{\gamma R_g T_4}} = \frac{131.718 \text{ m/s}}{\sqrt{1.4 \times 287 \text{ m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K} \times 370.35 \text{ K}}} = \frac{131.718}{385.755} = 0.34146 \quad M_4 = 0.341$$

$$b_4 = \frac{m_s}{2\pi R_4 \rho_4 V_4 m_4} = \frac{32.695 \text{ kg/s}}{2\pi \times 0.50 \text{ m} \times 2.256 \text{ kg/m}^3 \times 131.718 \text{ m/s}} = 0.035 \text{ m} \quad b_4 = 0.035 \text{ m}$$

στ. Η στοιχειώδης δύναμη που άσκειται στη σταθερή πτερώωση είναι:

$$d\vec{F}_W = \rho_1 \vec{v}_3 - \rho_1 \vec{v}_4 - \vec{n}_1 p_3 dS_3 - \vec{n}_1 p_4 dS_4$$

όπου οι δυνάμεις λόγω τάσεων τριβών παραλείφθηκαν.

Βρίσκουμε τις τρεις συνιστώσες της  $d\vec{F}_W$ .

α. Άξονική κατεύθυνση.

Παίρνουμε το έσωτερικό γινόμενο της παραπάνω εξίσωσης που δίνει την  $d\vec{F}_W \cdot \vec{j}$  με το μοναδιαίο διάνυσμα  $\vec{j}$  (στην ουσία θεωρούμε την προβολή της εξίσωσης στην άξονική κατεύθυνση). Έχουμε:

$$\int_{S_3} d\vec{F}_W \cdot \vec{j} = \int_{S_3} \rho_1 \vec{v}_3 \cdot \vec{j} - \int_{S_4} \rho_1 \vec{v}_4 \cdot \vec{j} - \int_{S_3} \vec{n}_1 \cdot \vec{j} p_3 dS_3 - \int_{S_4} \vec{n}_1 \cdot \vec{j} p_4 dS_4$$

Είναι άκως:

$$\int d\vec{F}_W \cdot \vec{j} = \int dF_{W\alpha} = F_{W\alpha}$$

$$\vec{v} \cdot \vec{j} = v_\alpha$$

$$(\vec{n}_1 \cdot \vec{j})_3 = \cos(180^\circ + 75^\circ) = -\cos 75^\circ$$

$$(\vec{n}_1 \cdot \vec{j})_4 = \cos 20^\circ$$

Επίσης είναι:

$$v_{\alpha 3} = v_{m_3} \cdot \cos 75^\circ = 69.498 \text{ m/s} \times 0.25882 = 17.987 \text{ m/s}$$

$$v_{\alpha 4} = v_{m_4} \cdot \cos 20^\circ = 131.718 \text{ m/s} \times 0.93969 = 123.774 \text{ m/s}$$



Έτσι έχουμε τελικά:

$$\int d\vec{F}_{W\alpha} = \int_{S_3} \dot{m}_s \vec{v}_{\alpha_3} - \int_{S_4} \dot{m}_s \vec{v}_{\alpha_4} + \cos 75^\circ \int_{S_3} p_3 dS_3 - \cos 20^\circ \int_{S_4} p_4 dS_4$$

από την οποία παίρνουμε:

$$F_{W\alpha} = m_s (v_{\alpha_3} - v_{\alpha_4}) + p_3 S_3 \cos 75^\circ - p_4 S_4 \cos 20^\circ =$$

$$= 32.695 \text{ kg/s} \times (17.987 - 123.774) \text{ m/s} +$$

$$+ 2.2 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 \times 2\pi \times 0.38 \text{ m} \times 0.093 \text{ m} \times 0.25882 -$$

$$- 2.398 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 \times 2\pi \times 0.5 \text{ m} \times 0.035 \text{ m} \times 0.93969$$

$$= -3458.72 + 12643.49 - 24777.24 = -15592.52 \text{ Nt}$$

(φορά αντίθετη του  $\vec{j}$ )

$$F_{W\alpha} = -15592.5 \text{ Nt}$$

β. Ακτινική κατεύθυνση

Αναλύουμε τη δύναμη  $d\vec{F}_W$  σε τρεις συνιστώσες, σ' ένα σύστημα συντεταγμένων που δρίζουν τα μοναδιαία διανύσματα  $\vec{i}_1, \vec{i}_2, \vec{i}_3$  (περιφερειακή, άξονική και ακτινική κατεύθυνση αντίστοιχα).

Θεωρούμε τη ακτινική συνιστώσα (αντίστοιχο μοναδιαίο διάνυσμα το  $\vec{i}_3$ ). Έχουμε:

$$\int d\vec{F}_{W_r} = \int_{S_3} \dot{m}_s \vec{v}_{r_3} - \int_{S_4} \dot{m}_s \vec{v}_{r_4} - \int_{S_3} \vec{i}_3 p_3 dS_3 - \int_{S_4} \vec{i}_3 p_4 dS_4$$

Θεωρούμε το άνωτερο γινόμενο της παραπάνω εξίσωσης με το μοναδιαίο διάνυσμα  $\vec{k}$  (στην ουσία θεωρούμε την προβολή της εξίσωσης στην κατακόρυφη κατεύθυνση). Έχουμε:

$$\int d\vec{F}_{W_r} \cdot \vec{k} = \int_{S_3} \dot{m}_s \vec{v}_{r_3} \cdot \vec{k} - \int_{S_4} \dot{m}_s \vec{v}_{r_4} \cdot \vec{k} - \int_{S_3} \vec{i}_1 \cdot \vec{k} p_3 dS_3 - \int_{S_4} \vec{i}_1 \cdot \vec{k} p_4 dS_4$$

Είναι (σχήμα ΙΟ.3):

$$\int d\vec{F}_{W_r} \cdot \vec{k} = \int dF_{W_K} = F_{W_K}$$

$$\vec{v}_{r_3} = \vec{i}_3 v_{r_3}$$

$$\vec{v}_{r_4} = \vec{i}_3 \vec{v}_{r_4}$$

$$\vec{i}_3 \cdot \vec{k} = \cos\varphi$$

Τελικά όλα τα ολοκληρώματα του 2ου μέλους καταλήγουν στο:

$$\int_0^{2\pi} \cos\varphi \, d\varphi = 0$$

οπότε:

$$F_{W_K} = 0$$

Στο συμπέρασμα αυτό μπορούσαμε να καταλήξουμε και από την αρχή, αν παρατηρούσαμε ότι οι δυνάμεις  $d\vec{F}_W$  είναι συμμετρικά διατεταγμένες κατά μήκος της περιφέρειας, που ορίζει η μέση διάμετρος της πτερό-γωσης, και ανά δύο ίσες και αντίθετες. Άρα η συνισταμένη τους είναι μηδέν ( $\vec{F}_W = 0$ ).

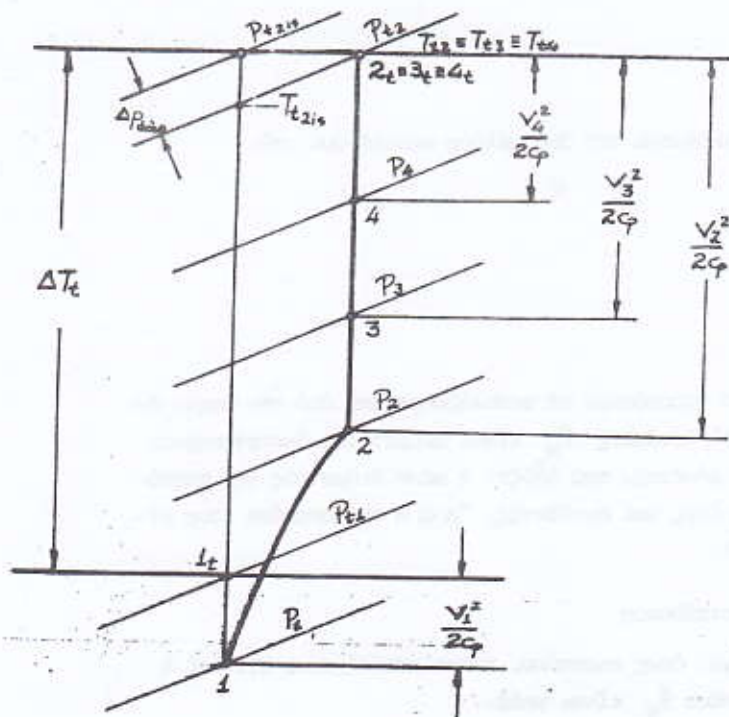
γ. Περιφερειακή κατεύθυνση

Κατά έντελως ανάλογο, όπως παραπάνω, τρόπο καταλήγουμε ότι και η περιφερειακή συνιστώσα  $\vec{F}_W$  είναι μηδέν.

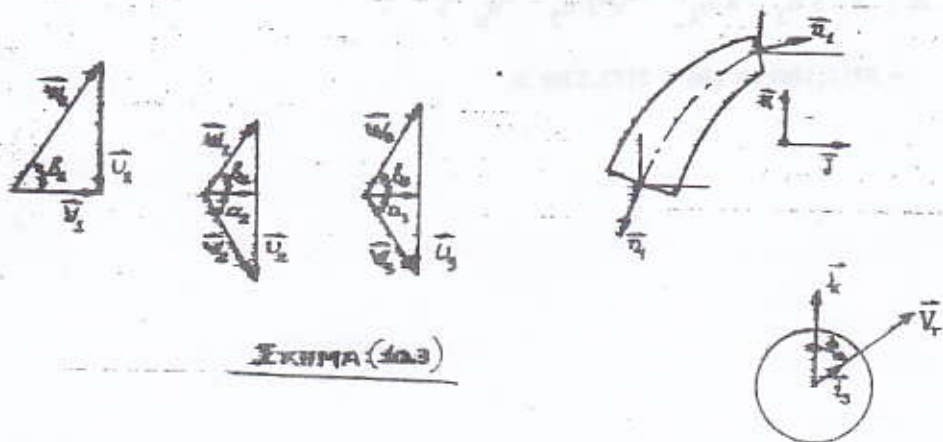
Τέλος για την άξονική ροπή που άσκειται στην σταθερή πτερόγωση έχουμε:

$$M_a = m_s (R_3 v_{u_3} - R_4 v_{u_4}) = m_s R_3 v_{u_3} = F_{W_u} \cdot R_3 =$$

$$= 5717.18 \text{ Nt} \cdot 0.38 \text{ m} = 2172.53 \text{ Nt} \cdot \text{m}$$



ΣΧΗΜΑ (10.2)



ΣΧΗΜΑ (10.3)



ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 11

Τό σχήμα (11.1) παριστά έναν υδραυλικό μετατροπέα ροπής, ο οποίος αποτελείται από μία άξονική αντλία P, ένα άξονικό στρόβιλο T και μία σταθερή πτερόγωση R. Η μεταφορά της ισχύος γίνεται από την αντλία στο ρευστό σε πρώτη φάση, και από το ρευστό στον στρόβιλο, σε δεύτερη φάση. Αν οι απώλειες θεωρηθούν αμελητέες, προκύπτει ότι η ισχύς της αντλίας ισούται κατ' απόλυτη τιμή με την ισχύ του στρόβιλου.

Η ροή αφήνει την σταθερή πτερόγωση στη διατομή (1) κατ' άξονική διεύθυνση ( $V_1 = V_{\alpha}$ ). Η σχετική ταχύτητα εισόδου στην αντλία σχηματίζει γωνία με την μεσημβρινή κατεύθυνση  $\beta_1 = -19^\circ$ , ενώ στην έξοδο από την αντλία η ίδια ταχύτητα (σχετική) έχει άξονική διεύθυνση ( $W_2 = W_{\alpha}$ ). Τέλος η ροή έρχεται από τον στρόβιλο (διατομή (3)) με κατεύθυνση που σχηματίζει γωνία  $45^\circ$  ως προς την άξονική διεύθυνση.

Οι πτερυγώσεις είναι έτσι υπολογισμένες, ώστε  $V_1 = W_2 = W_m$ . Δίδεται έξ άλλου ότι η περιφερειακή ταχύτητα στη μέση ακτίνα της διατομής (1) είναι  $U_1 = 12\text{ m/s}$ .

Διδομένων των ακτίνων  $R_1 = 0.0075\text{ m}$  και  $R_2 = R_3 = 0.0225\text{ m}$ , του ύψους των πτερυγών στη διατομή (1)  $h_1 = 0.0075\text{ m}$  και της πυκνότητας του εργαζόμενου μέσου (λαδιού)  $\rho = 870\text{ kg/m}^3$ , ζητούνται:

- Τά τρίγωνα ταχυτήτων στις διατομές (1), (2) και (3), καθώς και ο λόγος των ταχυτήτων περιστροφής αντλίας - στρόβιλου ( $N_P/N_T$ ).
- Η ροπή που άσκειται στη σταθερή πτερόγωση R.
- Η διαφορά των στατικών και ολικών πιέσεων μεταξύ των διατομών (2) και (1) ( $p_2 - p_1$  και  $p_{t2} - p_{t1}$ ).
- Η ισχύς που μεταφέρει ο μετατροπέας ροπής
- Η πίεση του λαδιού μέσα στο σύστημα πριν από την έναρξη λειτουργίας, αν θέλουμε κατά την λειτουργία η στατική πίεση να μην πέφτει κάτω από  $0.68 \times 10^5\text{ Nt/m}^2$  για να αποφευχθεί το φαινόμενο της σπηλαίωσης.

Ο υπολογισμός να γίνει σε μονοδιάστατη βάση, το δέ ρευστό να θεωρηθεί άσυμπίεστο.

ΛΥΣΗ

α. Κατ'όρχήν είναι:

$$N_P = \frac{30U_1}{\pi R_1} = \frac{30 \times 12 \text{ m/s}}{\pi \times 0.0075 \text{ m}} = 15279 \text{ rpm} \quad N_P = 15279 \text{ rpm}$$

Τό τρίγωνο ταχυτήτων στην είσοδο της αντλίας θα έχει την μορφή του σχήματος (11.2)

Εύκολα υπολογίζουμε:

$$V_1 = U_1 / \tan(-19^\circ) = 12 \text{ m/s} / 0.344 = 34.851 \text{ m/s} \quad V_1 = 34.851 \text{ m/s}$$

$$W_1 = U_1 / \sin(-19^\circ) = 12 \text{ m/s} / 0.326 = 36.859 \text{ m/s} \quad W_1 = 36.859 \text{ m/s}$$

Στή διατομή (2), θεωρώντας τό ρευστό στην έξοδο από την αντλία, έχουμε:

$$U_{2P} = \frac{\pi R_2 N_P}{30} = 3U_1 = 3 \times 12 \text{ m/s} = 36 \text{ m/s} \quad U_{2P} = 36 \text{ m/s}$$

Άρα τό τρίγωνο τών ταχυτήτων στην έξοδο της αντλίας είναι όρισμένο (δεδομένου ότι  $W_{2P} = V_1 = 34.851 \text{ m/s}$ )

$$W_{2P} = 34.851 \text{ m/s}$$

Είναι:

$$V_2 = (W_{2P}^2 + U_{2P}^2)^{1/2} = (34.851^2 + 36^2)^{1/2} = 50.105 \text{ m/s} \quad V_2 = 50.105 \text{ m/s}$$

$$\alpha_2 = \tan^{-1} \frac{U_{2P}}{W_{2P}} = \tan^{-1} \frac{36}{34.851} = 45.93^\circ \quad \alpha_2 = 45.93^\circ$$

Γιά τό τρίγωνο ταχυτήτων στην έξοδο του στροβίλου έχουμε:

$$V_{m_3} = V_1 = 34.851 \text{ m/s}$$

$$V_{u_3} = V_{m_3} = 34.851 \text{ m/s} \text{ (πρόσημο -)}$$

$$V_3 = \sqrt{2} \times V_{m_3} = 1.414 \times 34.851 \text{ m/s} = 49.287 \text{ m/s} \quad V_3 = 49.287 \text{ m/s}$$

Η ίσχύς πού μεταφέρεται από την αντλία στό ρευστό είναι:

$$P_P = m_s (U_1 V_{u_1} - U_2 V_{u_2}) = m_s \omega_P (R_1 V_{u_1} - R_2 V_{u_2})$$

$$\text{Όπου } \omega_P = \frac{2\pi N_P}{60} = \frac{2\pi \times 15279}{60} = 1600 \text{ s}^{-1}$$

$$\omega_2 = 1600 \text{ s}^{-1}$$

Από την άλλη μεριά η ισχύς που δίνει το ρευστό στον στρόβιλο είναι:

$$P_T = m_s (U_{2T} V_{u_2} - U_{3T} V_{u_3}) = m_s \omega_T (R_2 V_{u_2} - R_3 V_{u_3})$$

Δεδομένου ότι:

$$P_T = -P_P$$

έχουμε:

$$-\omega_P (R_1 V_{u_1} - R_2 V_{u_2}) = \omega_T (R_2 V_{u_2} - R_3 V_{u_3})$$

Επομένως:

$$\begin{aligned} \omega_T &= -\omega_P \frac{R_1 V_{u_1} - R_2 V_{u_2}}{R_2 V_{u_2} - R_3 V_{u_3}} = -1600 \frac{0.0225\text{m} \times 36\text{m/s}}{0.0225\text{m} \times 36\text{m/s} - 0.0225\text{m} \times (-34.851\text{m/s})} \\ &= 1600 \frac{36}{36+34.851} = 1600 \frac{36}{70.851} = 813 \text{ s}^{-1} \end{aligned}$$

$$\omega_T = 813 \text{ s}^{-1}$$

Άρα η ταχύτητα περιστροφής του στρόβιλου είναι:

$$U_{2T} = \omega_T R_2 = 813 \text{ s}^{-1} \times 0.0225\text{m} = 18.292\text{m/s}$$

$$U_{2T} = 18.292\text{m/s}$$

$$N_T = \frac{60\omega}{2\pi} = 7763 \text{ rpm}$$

$$N_T = 7763 \text{ rpm}$$

δηλαδή

$$N_P/N_T = 15279/7763 = 1.968 \approx 2$$

Τέλος για το τρίγωνο ταχυτήτων στη διατομή (3) έχουμε:

$$W_3 = [(V_{u_3} + U_3)^2 + V_{m_3}^2]^{1/2} = (53.143^2 + 34.851^2)^{1/2} = 63.551\text{m/s}$$

$$W_3 = 63.551\text{m/s}$$

$$\beta_3 = \tan^{-1} \frac{W_{u_3}}{W_{m_3}} = \tan^{-1} \frac{-53.143}{34.851} = -56.74^\circ$$

$$\beta_3 = -56.74^\circ$$



β. Ἡ ροπή πού ἀσκεῖται στή σταθερή πτερόγωση εἶναι:

$$M_O = m_s (R_3 V_{u_3} - R_1 V_{u_1})$$

Αλλά ἡ παροχή εἶναι:

$$\begin{aligned} \pi_s &= \rho V_1 2\pi R_1 h_1 = 870 \text{ kg/m}^3 \times 34.851 \text{ m/s} \times 2\pi \times 0.0075 \text{ m} \times 0.0075 \text{ m} = m_s = 10.716 \text{ kg/s} \\ &= 10.716 \text{ kg/s} \end{aligned}$$

Επομένως:

$$M_O = 10.716 \text{ kg/s} [-0.0225(-34.851 \text{ m/s})] = 8.4 \text{ Nt m} \quad M_O = 8.4 \text{ Nt m}$$

Ὅπως ἀναφέρθηκε ἡ ἰσχύς τῆς ἀντλίας εἶναι:

$$\begin{aligned} P_P &= m_s (U_1 V_{u_1} - U_2 V_{u_2}) = -10.716 \text{ kg/s} \times 36 \text{ m/s} \times 36 \text{ m/s} = \\ &= -13.888 \text{ W} = -13.9 \text{ kW} \end{aligned}$$

Αλλά ἡ ἰσχύς αὐτή δίδεται καί ἀπό τή σχέση:

$$P_P = m_s \Delta h_t = m_s \Delta p_t / \rho = m_s (p_{t_1} - p_{t_2}) / \rho$$

Επομένως:

$$\Delta p_t = p_{t_1} - p_{t_2} = \frac{\rho P_P}{m_s} = -\frac{13888 \text{ W} \times 870 \text{ kg/m}^3}{10.716 \text{ kg/s}} = -11.275 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

Άρα:

$$p_{t_2} - p_{t_1} = 11.275 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$p_{t_2} - p_{t_1} = 11.275 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

Αλλά

$$p_t = p + \frac{1}{2} \rho V^2$$

Επομένως:

$$p_2 - p_1 = (p_{t_2} - p_{t_1}) - \frac{1}{2} \rho (V_2^2 - V_1^2) = 11.275 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 -$$

$$- \frac{1}{2} \times 870 \text{ kg/m}^3 \times (50.105^2 - 34.851^2) \text{ m}^2/\text{s}^2 = 11.275 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 -$$

$$- 5.637 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 = 5.638 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$p_2 - p_1 = 5.638 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

δ. Ἡ μεταφερόμενη ἰσχύς βρέθηκε:

$$|P_P| = |P_T| = 13.888 \text{ W} = 13.9 \text{ kW}$$

$$P = 13.9 \text{ kW}$$

ε. Ἡ πίεση ἐκκινήσεως  $P_{\text{start up}}$  θά εἶναι ἴση μέ τήν  $P_{t_1} = P_{t_3}$  λειτουργίας. Παρατηροῦμε ὅτι στό σύστημά μας ἡ μέγιστη ταχύτητα μεταξύ τῶν διατομῶν (1) καί (3) (ἄρα ἡ ἐλάχιστη στατική πίεση) ἐμφανίζεται στή διατομή (3)\*. Ἐπομένως, ἂν  $P_3 = 0.68 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$  (ἡ ἐλάχιστη ἐπιτρεπόμενη), τότε:

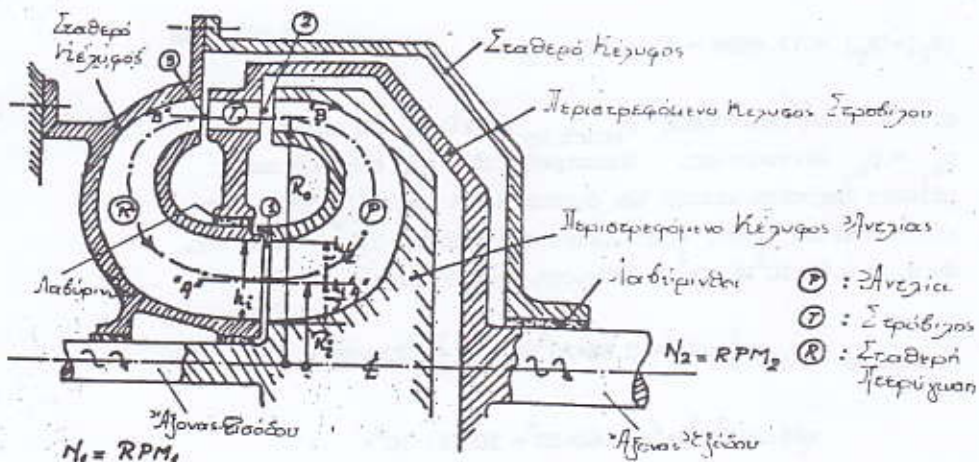
$$P_{\text{start up}} = P_3 + \frac{1}{2} \rho V_3^2 = 0.68 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 + \frac{1}{2} 870 \text{ kg/m}^3 \times$$

$$\times 49.287^2 \text{ m}^2/\text{s}^2 = 0.68 \times 10^5 + 10.567 \times 10^5 =$$

$$= 11.247 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

---

\* Ἡ μέγιστη ταχύτητα στό ὅλο σύστημα εἶναι ἡ  $V_2$ . Ὡς  
 $P_{t_2} = P_{t_3} + \Delta P_t$  πού σημαίνει τελικά ὅτι, λόγω τοῦ παραπλήσιου  
 τῶν ταχυτήτων  $V_2$  καί  $V_3$ , εἶναι  $P_2 > P_3$

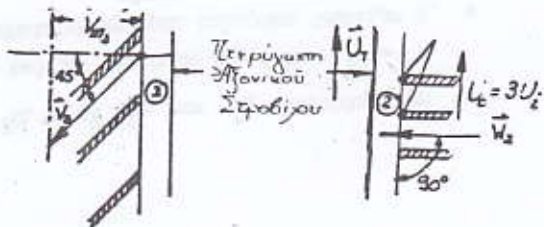
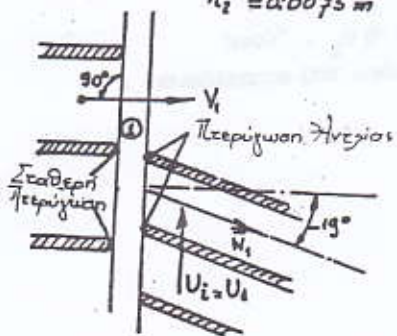


$N_1 = RPM_1$

$R_o = 3R_i = 0.0225\text{ m}$

$R_i = 0.0075\text{ m}$

$h_i = 0.0075\text{ m}$



Σ. (11.1)



ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 12

Για τήν καλύτερη κατανόηση τής ροής μέσα στις άκτινικές στροβιλομηχανές είναι χρήσιμο τό ακόλουθο παράδειγμα.

Θεωρούμε τήν περιστρεφόμενη πτερύγωση ενός άκτινικού συμπιεστή όπως τήν παρουσιάζει τό σχήμα (1). Τό κάθε πτερύγιο είναι τμήμα ενός μεσημβρινοῦ επιπέδου. Τό ὕψος  $h$  τῶν πτερυγίων είναι μικρό σέ σχέση μέ τήν άκτίνα  $R$ . Ἔτσι, ἡ ροή μπορεί μέ καλή προσέγγιση νά θεωρηθεῖ ὁμοιόμορφη κατά τήν κάθετο  $(n)$  ἐπάνω στή μέση γραμμή ροής πού θεωρεῖται δεδομένη (κατά τήν κατεύθυνση τοῦ ὕψους τοῦ πτερυγίου) Τό πάχος τῶν πτερυγίων είναι  $t$  καί ὁ ἀριθμός των  $z_B$ . Ὁ  $z_B$  είναι ἀνεκτά μεγάλος καί οἱ περιφερειακές μεταβολές τῶν διαφόρων παραμέτρων τής ροής θεωροῦνται γιά τό πρόβλημά μας ἀμελητέες.

Μπροστά ἀπό τήν κινητή πτερύγωση, ὑπάρχει ὁδηγός πτερύγωση ἡ ὁποία, στήν ἐξοδό της δίνει στή ροή μιá τέτοια γωνία  $\alpha_1$  (στό ἀπόλυτο σύστημα), ὥστε μέ ταχύτητα περιστροφῆς τής μηχανῆς  $\omega$  καί άκτίνα εἰσόδου  $R_1$ , νά ἔχουμε στήν εἰσοδο τής κινητῆς πτερύγωσης σχετική ταχύτητα  $\vec{W}_1$  μέ κατεύθυνση μεσημβρινή (βλέπε τρίγωνο ταχυτήτων στήν εἰσοδο τής κινητῆς πτερύγωσης, σχήμα (2)).

Θεωρούμε ὅτι τά πτερύγια τής κινητῆς πτερύγωσης ὁδηγοῦν ἀποτελεσματικά τή ροή καί ἐπομένως ἡ κατεύθυνσή της παραμένει μεσημβρινή μέχρι τήν ἐξοδο. Τό αντίστοιχο τρίγωνο ταχυτήτων στήν ἐξοδο δίδεται καί αὐτό στό σχήμα (2).

Γιά νά μπορέσουμε νά δοῦμε ἄν ἡ μηχανή αὐτή μεταφέρει ἔργο στό ρευστό, χρειάζεται νά ἀναπτύξουμε τή σχέση πού δίνει τήν περιφερειακή συνιστώσα τής δύναμης. Γιά τό σκοπό αὐτό, ἀναπτύσσουμε πρῶτα τή σχέση πού δίνει τή στοιχειώδη περιφερειακή συνιστώσα  $d\vec{F}_u$  τής δύναμης πού ἀσκεῖται ἀπό τό ρευστό στά πτερύγια τής μηχανῆς μεταξύ τῶν διατομῶν (A-A) καί (B-B) πού ἀπέχουν μεταξύ τους στοιχειώδη ἀπόσταση  $ds$ . Ἡ ἀπόσταση  $s$  μετράται ἐπάνω στή μέση γραμμή ροής (βλέπε σχήμα (1)). Γιά τήν ἀνάπτυξη τής σχέσης αὐτῆς, ἀντί τῶν ὁλοκληρωτικῶν θεωρημάτων, νά χρησιμοποιηθεῖ ὁ νόμος τοῦ Νεύτωνα (δύναμη = (μάζα)  $\times$  ἐπιτάχυνση)), ὅπου ἡ στοιχειώδης μάζα πού περιέχεται μεταξύ τῶν διατομῶν (A-A) καί (B-B), θά ἐκφραστεῖ σάν συνάρτηση τής ὀλικῆς παροχῆς.

Στή συνέχεια υπολογίζουμε τή στοιχειώδη ροπή πού άσκειται από τήν  $d\vec{F}_u$  στον άξονα και τήν αντίστοιχη στοιχειώδη ισχύ. Τέλος υπολογίζουμε, ολοκληρώνοντας από τήν είσοδο στην έξοδο, τήν όλική ισχύ πού χρειάζεται νά δώση ο άξονας στο ρευστό και τήν αντίστοιχη αύξηση τής όλικης ένθαλπίας. Ποιά είναι ή τελευταία αυτή σχέση και από τή δράση, ποιών δυνάμεων προέρχεται ή αύξηση τής ένθαλπίας, αν αυτή έχει τιμή διαφορετική από τό μηδέν;

Ο παραπάνω υπολογισμός νά γίνει για μόνιμη συμπιεστή ροή και μέ τυχαία διανομή  $W_m(s)$ .

Αν ή ταχύτητα  $W_m$  είναι ίση στην είσοδο και στην έξοδο τής πτερύγωσης, νά κατασκευαστή τό θερμοδυναμικό διάγραμμα  $(T,s)$  των μεταβολών των μεγεθών τής ροής μέσα στην κινητή πτερύγωση στο άπόλυτο και στο σχετικό (περιστροφόμενο) σύστημα. Πώς χρησιμοποιείται τό έργο πού παρέχεται στο ρευστό;

ΛΥΣΗ

Για τον υπολογισμό της περιφερειακής συνιστώσας της δύναμης, θεωρούμε την έκφραση της επιτάχυνσης (δύναμη ανά μονάδα μάζας) στο σχετικό σύστημα. Έχουμε ότι (εξισώσεις 2.24, 2.26β των σημειώσεων του μαθήματος):

$$\frac{d\vec{v}}{dt} = \frac{d\vec{w}}{dt} + \vec{\omega} \times \vec{r} + d\vec{\omega} \times \vec{r} + \vec{\omega} \times (d\vec{\omega} \times \vec{r})$$

Έχουμε ότι:

$$d\vec{\omega} \times \vec{r} = -\tau_1 - \frac{2\vec{\omega} \cdot \vec{r}}{r^2} \vec{r}$$

και επομένως παρατηρούμε ότι η ανώτακτη επιτάχυνση δεν συνεισφέρει στην περιφερειακή συνιστώσα της δύναμης, επειδή κείται σε μεσημβρινό επίπεδο. Το ίδιο θα ισχύει και με τη στοιχειώδη επιτάχυνση  $(d\vec{\omega} \times \vec{r})$ , εφόσον στην περίπτωση μας έχουμε ότι  $\vec{v} = \vec{v}_m$ . Τέλος επειδή η σφαίρα είναι μισυγιά, είναι

$$\frac{d\vec{\omega}}{dt} = 0$$

Ετσι, αν ονομάσουμε περιφερειακή συνιστώσα της δύναμης, αυτή προέρχεται από την δύναμη Coriolis. Έχουμε σύμφωνα με το σχήμα (1) και τα δεδομένα του προβλήματος ότι η  $d\vec{\omega} \times \vec{r}$  είναι κάθετη στην  $\vec{\omega}$  και στην  $\vec{r}_m$  και επομένως, εφόσον  $\vec{\omega}$  και  $\vec{r}_m$  είναι διανύσματα που βρίσκονται στο ίδιο μεσημβρινό επίπεδο, το διάνυσμα  $d\vec{\omega} \times \vec{r}$  είναι κάθετο σ' αυτό. Το μέτρο της επιτάχυνσης αυτής είναι:

$$2|\vec{\omega} \times \vec{r}| = 2\omega r_m \sin\lambda$$

και η στοιχειώδης δύναμη  $dF_u$  που δρα στην επιφάνεια της πτερώγωσης είναι:

$$dF_u = -2dm\omega r_m \sin\lambda \tag{1}$$

όπου  $dm$  είναι η μάζα που περιέχεται στο κανάλι ανάμεσα στις διατομές (A-A) και (B-B).

Η στοιχειώδης αυτή μάζα  $dm$  είναι λοιπόν:

$$dm = \rho \left( \frac{2\pi R}{2B} - t \right) h ds \tag{2}$$

Εφόσον η παροχή  $m_s$  δίδεται από τη σχέση:



$$m_s = \rho \left( \frac{2\pi R}{z_B} - t \right) z_B h W_m \quad (3)$$

ή στοιχειώδης μάζα  $dm$  γράφεται:

$$dm = \frac{m_s}{W z_B} ds \quad (4)$$

Έτσι από την (1) έχουμε:

$$dF_u = - \frac{2m_s \omega}{z_B} \sin \lambda ds \quad (1a)$$

καί η αντίστοιχη ροπή λόγω των δυνάμεων που δρουν σε όλα τα πτερύγια είναι:

$$dM = z_B R dF_u = -2\omega m_s R \sin \lambda ds \quad (5)$$

Αν παρατηρήσουμε ότι:

$$\sin \lambda ds = dR$$

τότε έχουμε

$$dM = -2\omega m_s R dR = -\omega m_s d(R^2) \quad (5a)$$

καί ολοκληρώνοντας από (1) έως (2) (από την είσοδο στην έξοδο)

$$M = -\omega m_s (R_2^2 - R_1^2) \quad (5b)$$

Η ισχύς είναι:

$$P = -\omega M = + m_s (\omega^2 R_2^2 - \omega^2 R_1^2) \quad (6)$$

καί η αντίστοιχη αύξηση ένθαλπιας

$$\Delta h_c = \frac{P}{m_s} = (\omega^2 R_2^2 - \omega^2 R_1^2) \quad (7)$$

Η αλλαγή σημείου στην ισχύ και στην ένθαλπια έγινε διότι είχαμε υπολογίσει την ροπή που μεταφέρεται από τα πτερύγια (δύναμη που άσκει το ρευστό στα πτερύγια) στον άξονα. Η σχέση (6) δίνει την ισχύ που παραλαμβάνει το ρευστό και η σχέση (7) δίνει την αντίστοιχη αύξηση ολικής ένθαλπιας του ρευστού.

Από το παράδειγμα αυτό βλέπουμε την σημασία που έχει η δύναμη Coriolis στις φυγόκεντρες μηχανές.

Τό θερμοδυναμικό διάγραμμα που ζητείται από τό πρόβλημα δίνεται στό σχήμα (3). Είναι ένα κλασσικό θερμοδυναμικό διάγραμμα για τό όποιο  $U_2 > U_1$  και  $W_2 = W_1$ . Τήν τελευταία αυτή παραδοχή τήν κάναμε για νά φανεί καλύτερα τό γεγονός ότι στις άκτινικές (ή μικτής ροής μηχανές) γίνεται μεταφορά άπ' εύθείας μεταξύ του δυναμικού στατικής πίεσης του ρευστού και της παρεχομένης (άρνητικής ή θετικής) ενέργειας. Στην προκειμένη περίπτωση, η προσδιδόμενη στό ρευστό ενέργεια αύξάνει κατ'εύθείαν τήν πίεσή του και όχι τήν κινητική του ενέργεια.

Μερικές Παρατηρήσεις 'Επάνω στη Λύση του Προβλήματος

Είναι αρκετά εύκολο να δει κανείς ότι μπορούμε να υπολογίσουμε τη ροπή γύρω από τον άξονα της μηχανής εφαρμόζοντας το ολοκληρωτικό θεώρημα της ροπής της όρμης.

Παρακάτω θα περιγράψουμε άλλον ένα τρόπο για τον υπολογισμό της ολικής ένθαλπιας, που θα μας περιγράψει και διαφορετικά τό τί γίνεται μέσα στη μηχανή μας.

Θα παρατηρήσουμε ότι η δύναμη είναι μέγεθος που δεν εξαρτάται από το σύστημα αναφοράς. Μπορούμε, λοιπόν να την υπολογίσουμε ή στο απόλυτο ή στο σχετικό σύστημα. Συνήθως, υπολογίζουμε την επιτάχυνση (ή και κάθε άλλο μέγεθος) σε σύστημα σχετικό με την πτερυγωση που θεωρούμε, διότι μόνο στο σύστημα αυτό μπορούμε να θεωρήσουμε τη ροή μόνιμη (αν και άνομοιόμορφη). Όπως είπαμε και στο πρώτο κεφάλαιο, στην περίπτωση που η ροή στο ένα σύστημα είναι άνομοιόμορφη, στο άλλο παρουσιάζεται μή μόνιμη, και έτσι δημιουργούνται αρκετές δυσκολίες στους υπολογισμούς μας. Έξ' άλλου, η παρουσία των πτερυγίων δημιουργεί ανωμαλίες που δεν μας επιτρέπουν πλέον να μιλάμε για συναρτήσεις συνεχείς και έτσι όλη η μαθηματική θεωρία που χρειαζόμαστε για τους υπολογισμούς μας δεν είναι εφαρμόσιμη.

Στην απλοποιημένη περίπτωση που εξετάζουμε στο Παράδειγμά μας το πεδίο είναι μόνιμο και στο απόλυτο και στο σχετικό σύστημα (οι περιφερειακές μεταβολές θεωρούνται άμεληταίες).

Επίσης η παρουσία των πτερυγίων γίνεται αισθητή μόνο στην εξέλιξη της συνέχειας, όπου απλώς και μόνο περιορίζει την πραγματική μηχανική επιφάνεια της ροής.

Έτσι είναι δυνατό να χρησιμοποιήσουμε την επιτάχυνση στο απόλυτο σύστημα για τον υπολογισμό της δύναμης που ασκείται στα πτερύγια και η οποία για μόνιμη ροή είναι:

$$\vec{a} = (\vec{V} \cdot \nabla) \vec{V}$$

(8)

Θα προχωρήσουμε παρακάτω σε ανάλυση μαθηματική η οποία βρίσκεται στις σημειώσεις των Θερμικών Στροβιλομηχανών II, Παράρτημα Α2.



Τήν ανάλυση αυτή θα χρησιμοποιήσουμε για να υπολογίσουμε τή βαθμωτή έκφραση τής παραπάνω εξίσωσης. Η ανάλυση αυτή δεν απαιτεί περισσότερες φυσικές γνώσεις, αλλά μαθηματική επεξεργασία, ή οποία έχει ήδη διδαχτεί στον διανυσματικό λογισμό.

Θεωρώντας τά μοναδιαία διανύσματα  $\hat{i}_1$  και  $\hat{i}_2$  στην περιφερειακή και μεσημβρινή κατεύθυνση αντίστοιχα, έχουμε (σημειώσεις θερμικών Στροβιλομηχανών ΙΙ, Παράρτημα Α2):

$$\vec{a} = \hat{i}_1 \left( \frac{1}{R} \frac{\partial (V_u^2/2)}{\partial \theta} + \frac{V_u V_s}{R} \frac{\partial R}{\partial s} + V_s \frac{\partial V_u}{\partial s} \right)$$

$$\hat{i}_2 \left( \frac{\partial (V_s^2/2)}{\partial s} - \frac{V_u^2}{R} \frac{\partial R}{\partial s} + \frac{V_u}{R} \frac{\partial V_s}{\partial \theta} \right)$$

$$= \frac{\hat{i}_1}{R} \left( V_u \frac{\partial V_u}{\partial \theta} + V_s V_u \frac{\partial R}{\partial s} + V_s R \frac{\partial V_u}{\partial s} \right)$$

$$+ \frac{\hat{i}_2}{R} \left( R V_s \frac{\partial V_s}{\partial s} - V_u^2 \frac{\partial R}{\partial s} + V_u \frac{\partial V_s}{\partial \theta} \right)$$

$$= \frac{\hat{i}_1}{R} \left( V_u \frac{\partial V_u}{\partial \theta} + V_s \frac{\partial (R V_u)}{\partial s} \right)$$

$$+ \frac{\hat{i}_2}{R} \left( R V_s \frac{\partial V_s}{\partial s} - V_u^2 \frac{\partial R}{\partial s} + V_u \frac{\partial V_s}{\partial \theta} \right)$$

ή αν θεωρήσουμε ότι στην περίπτωση μας που οι μεταβολές στην περιφερειακή κατεύθυνση είναι άμεληταίες, έχουμε  $\partial(\ )/\partial \theta = 0$  και τότε

$$\vec{a} = \frac{\hat{i}_1}{R} \left( V_s \frac{\partial (R V_u)}{\partial s} \right) + \frac{\hat{i}_2}{R} \left( R \frac{\partial V_s^2/2}{\partial s} - V_u^2 \frac{\partial R}{\partial s} \right)$$

Από τήν έκφραση αυτή βλέπουμε ότι ή περιφερειακή συνιστώσα τής επιτάχυνσης που δίνει αντίστοιχα τήν περιφερειακή συνιστώσα τής δύναμης είναι:

$$a_u = \frac{V_s}{R} \frac{\partial (R V_u)}{\partial s}$$

(9)

Έχουμε ακόμη ότι:

$$\frac{V_s}{R} \frac{\partial (RV_u)}{\partial s} = \frac{V_s}{R} \left( \frac{\partial V_u}{\partial s} R + V_u \frac{\partial R}{\partial s} \right)$$

και εφ' οσον  $V_u = U = \omega R$  (στην περιπτωση μας)

$$a_u = \frac{V_s}{R} \frac{\partial (RV_u)}{\partial s} = \frac{V_s}{R} \left( \omega R \frac{\partial R}{\partial s} + \omega R \frac{\partial R}{\partial s} \right) = 2\omega V_s \frac{\partial R}{\partial s}$$

Ειναι ευκολο να δη κανεις οτι  $\frac{\partial R}{\partial s} = \sin\beta$  και ετσι

$$a_u = 2\omega V_s \sin\beta \quad (9a)$$

Η μαζα  $dm$  ειναι:

$$dm = \left( \frac{2\pi R}{z_B} - t \right) h \rho ds \quad (10)$$

και η παροχη:

$$m_s = \rho V_m h \left( \frac{2\pi R}{z_B} - t \right) = \frac{dm V_m}{ds} \quad (11)$$

Ετσι

$$dF_u = dm a_u = m_s \frac{ds}{V_s} \omega V_s \sin\beta = 2m_s \omega \sin\beta ds$$

και ετσι εφ' οσον  $\partial R / \partial s = \sin\beta$

$$dF_u = 2m_s ds \omega \frac{\partial R}{\partial s} = 2m_s \omega dR \quad (12)$$

Αφου υπολογιστηκε η δυναμη ειναι δυνατον να κανουμε και τους υπολοιπους υπολογισμους που καναμε παραπανω για την στοιχειωδη ροπη, την ισχυ και την αυξηση της ενθαλπιας.

Η σχεση μεταξυ μαζας  $dm$  και παροχης θα μπορουσε να βρεθη και διαφορετικα. Ειναι δυνατον να γραψουμε για μονιμη ροη.

$$m_s = \frac{dm}{dt} = \frac{dm}{ds} \frac{ds}{dt} \quad (11)$$

και εφ' οσον επισης για μονιμη ροη

$$ds/dt = W_m = V_s$$

εχουμε τη σχεση (11)

Ἡ ἐπιτάχυνση πού μᾶς ἐνδιαφέρει δέν προέρχεται μόνο ἀπό τή μεταβολή τῆς  $V_u$ . Ἔτσι ἀν θεωρήσουμε μόνο:

$$a_{u_1} = \frac{dV_u}{dt} = \frac{\partial V_u}{\partial s} \frac{ds}{dt} \quad (13)$$

ἢ ἀκόμη

$$dF_{u_1} = d m a_u = m_s dt \frac{\partial V_u}{\partial s} \frac{ds}{dt} = m_s \frac{\partial V_u}{\partial s} ds = m_s dV_u$$

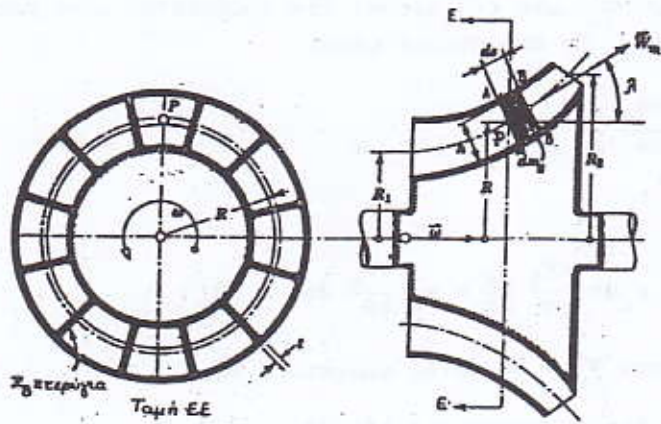
τέλος, ἐφ' ὅσον  $V_u = \omega R$  (στήν περίπτωσή μας)

ἔχουμε τήν ἐξῆς ἐκφραση γιά τήν  $dF_{u_1}$

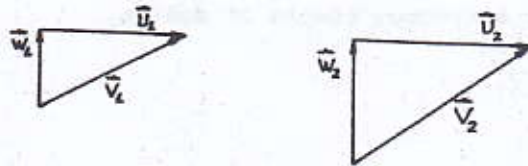
$$dF_{u_1} = \omega m_s dR \quad (14)$$

ἡ ὁποία συγκρινόμενη μέ τήν (12) φαίνεται ἐσφαλμένη. Οἱ παραπάνω ὑπολογισμοί ἐγιναν γιά νά δοῦμε ὅτι ἐκφράσεις σάν τή (13), οἱ ὁποῖ-  
ες δέν προέρχονται ἀπό τίς βασικές ἐξισώσεις εἶναι ἐπικίνδυνες διό-  
τι μπορεῖ νά μᾶς ὀδηγήσουν εὐκόλα σέ σφάλμα.

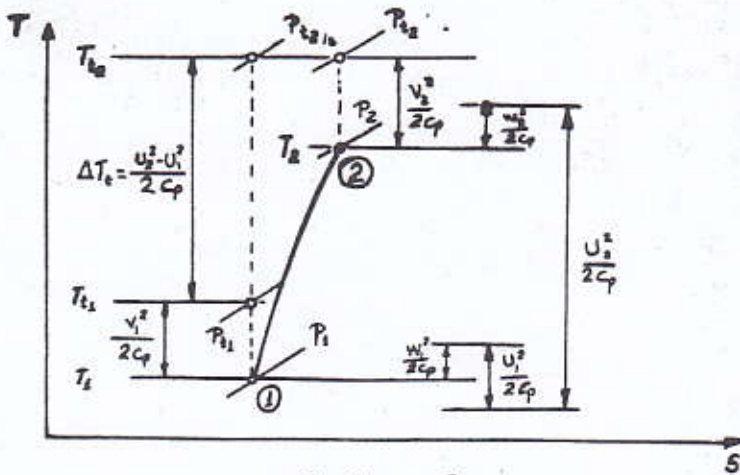




Σχήμα 1



Σχήμα 2



Σχήμα 3

ΠΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 13

Ένεται βαθμίδα καθαρά άξονικοῦ συμπιεστή (ή μέση μεσημβρινή γραμμή κοῆς ἀκολουθεῖ τή μέση ἀκτίνα  $R$  κάθε διατομῆς ἡ ὁποία εἶναι σταθερή γιά ὅλες τίς διατομές). Ἡ βαθμίδα εἶναι ἐπαναληπτική, δηλ. ἡ ταχύτητα στήν ἔξοδο τῆς βαθμίδας (διατομή (2)) εἶναι [ση μέ τήν ταχύτητα στή εἴσοδο (διατομή (1)) πού εἶναι άξονική.

Ο συμπιεστής αὐτός, δοκιμάστηκε σέ άέρα ( $R_g = 287 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ }^\circ\text{K}, \gamma=1.4$ ) μέ συνθῆκες εἰσόδου τίς συνθῆκες ἀναφορᾶς ( $T_{t_1} = 288 \text{ }^\circ\text{K}, p_{t_1} = 1.0332 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$ ). Ἡ δοκιμή ἔγινε γιά 12000 RPM καί ὁ λόγος πιέσεων, ἡ παροχή καί ὁ ἰσεντροπικός βαθμός ἀπόδοσης ὀλικῶν πρὸς ὀλικές συνθῆκες βρέθηκαν ἀντίστοιχα  $\pi_c = 1.5, \dot{Q} = 20 \text{ kg/s}$  καί  $(\eta_{t-t_c}) = 0.85$  γιά τό σημεῖο λειτουργίας μέ τόν βέλτιστο βαθμό ἀπόδοσης.

Γιά τόν ἀριθμό στροφῶν τῆς δοκιμῆς, ἡ περιφερειακή ταχύτητα στή μέση ἀκτίνα ἦταν 300m/s.

Θέλουμε νά χρησιμοποιήσουμε τή βαθμίδα αὐτή διαδοχικά γιά τήν συγκρότηση πολυβάθμιου συμπιεστή πού θά χρησιμοποιεῖ ὡς ἐργαζόμενο μέσο τό ἠλιο ( $R_g = 2078.46 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ }^\circ\text{K}, \gamma=1.66$ ) γιά ἕνα κύκλο ἀεριοστροβίλου πυρηνικής ἐγκατάστασης. Μηχανικοί λόγοι δέν μᾶς ἐπιτρέπουν νά περάσουμε τήν περιφερειακή ταχύτητα τῶν 300m/s στή μέση ἀκτίνα.

(α) Γιά τήν ταχύτητα λοιπόν αὐτή καί γιά συνθῆκες εἰσόδου στόν πολυβάθμιο συμπιεστή μᾶς  $T_{t_1} = 300 \text{ }^\circ\text{K}$  καί  $p_{t_1} = 1 \times 10^6 \text{ Nt/m}^2$ , ποιός θά εἶναι ὁ λόγος πιέσεων καί ἡ παροχή τῆς βαθμίδας μᾶς θεωρούμενης τώρα ὡς πρώτης βαθμίδας τοῦ πολυβάθμιου συμπιεστή καί ἐργαζόμενης στό σημεῖο λειτουργίας τῆς πού ἔχει τόν βέλτιστο βαθμό ἀπόδοσης; Ποιό εἶναι τό ἀντίστοιχο σημεῖο λειτουργίας τῆς βαθμίδας ἐργαζόμενης στίς συνθῆκες ἀναφορᾶς;

(β) Ποιές εἶναι οἱ συνθῆκες εἰσόδου στή δεύτερη βαθμίδα τοῦ πολυβάθμιου συμπιεστή ἠλίου; Ἄν θελήσουμε νά ἐπαναλάβουμε ὡς δεύτερη βαθμίδα τοῦ πολυβάθμιου συμπιεστή ποιά θά πρέπει νά εἶναι ἡ μείωση (ποσοστιαία) τῆς ἐπιφανείας τῆς διατομῆς στήν εἴσοδο γιά νά ἐργαστεῖ καί αὐτή μέ τόν βέλτιστο βαθμό ἀπόδοσης; Ποιός θά εἶναι ὁ λόγος πιέσεων τῆς δεύτερης αὐτῆς βαθμίδας;

γ) Στήν περίπτωση πού θά θέλαμε ὁ πολυβάθμιος στρόβιλος νά μᾶς δίνει λόγο πιέσεων 2.5 πόσες ἐπαναληπτικές βαθμίδες τοῦ τύπου πού ἔξετάζουμε θά ἔπρεπε νά ἔχει; Γιά τόν ὑπολογισμό αὐτό θά χρησιμοποιη-

ΛΥΣΗ

(α) Δίδεται για τόν συμπίεστή ένα σημείο λειτουργίας στις συνθήκες αναφοράς. Για τό σημείο αυτό λειτουργίας θά υπολογίσουμε τούς συντελεστές φόρτισης  $k_{is_1}$  (έξίσωση (3.38)) και παροχής  $\varphi_1$  (έξίσωση (3.45α)), ἐφ' ὧσον ὁ συμπίεστής εἶναι ἀξονικός. Ἔχουμε (γιά ἐργαζόμενο μέσο ἀέρα):

$$\Delta h_{is} = C_p T_{t_1} \left[ \pi_C^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1 \right] = 1004 \text{m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K} \times 288 \text{K} \times \left[ 1.5^{\frac{0.4}{1.4}} - 1 \right] =$$

$$= 35514.88 \text{m}^2/\text{s}^2$$

$$k_{is_1} = \frac{\Delta h_{is}}{U_1^2} = \frac{35514.88 \text{m}^2/\text{s}^2}{300^2 \text{m}^2/\text{s}^2} = 0.39461$$

$$\varphi_1 = \frac{m_s}{A_1 U_1} R_g \frac{T_{t_1}}{P_{t_1}}$$

ἢ

$$A_1 \varphi_1 = \frac{m_s}{U_1} R_g \frac{T_{t_1}}{P_{t_1}} = \frac{20 \text{kg/s}}{300 \text{m/s}} \times 287 \text{m}^2/\text{s}^2 \cdot \text{K} \times \frac{288 \text{K}}{1.0332 \times 10^5 \text{Nt/m}^2} =$$

$$= 0.05333 \text{m}^2$$

Ἀπό τίς σημειώσεις (σελίδες (3-15) καί (3-21)) ξέρουμε ὅτι (βλέπε ἀκόμη τό σχῆμα (3.8)) γιά μιᾶ μεγάλη περιοχή ἀριθμῶν στροφῶν, ἀριθμῶν Reynolds καί ἀριθμῶν Mach, τά διαγράμματα  $k_{is_1} = f_1(\varphi_1)$  καί  $(\eta_{t-t})_C = f_2(\varphi_1)$  μένουν ἀμετάβλητα. Ἔτσι, γιά τόν βέλτιστο βαθμό ἀπόδοσης  $(\eta_{t-t})_C = 0.85$  θά ἔχουμε τίς ἴδιες τιμές τοῦ  $k_{is_1}$  καί τοῦ  $\varphi_1$ .

Μέ αὐτή τήν παρατήρηση σάν βάση ἄς ἐξετάσουμε τώρα τήν βαθμίδα μας σάν πρώτη βαθμίδα τοῦ πολυβάθμιου συμπίεστή ἡλίου. Ἐφ' ὧσον τό  $\varphi_1$  διατηρεῖται σταθερό, διατηρεῖται σταθερό (πρόκειται γιά τήν ἴδια γεωμετρία) καί τό  $A_1 \varphi_1$ . Ἐπομένως γιά τήν ἐπιτρεπτή ταχύτητα περιστροφῆς τῶν 300m/s ἔχουμε (γιά ἐργαζόμενο μέσο ἡλιο):

$$(\Delta h_{is})_I = k_{is_1} \times U_1^2 = 35514.88 \text{m}^2/\text{s}^2$$

καί



$$\pi_C = \left( \frac{\Delta h_{1s}}{C_p T_1} + 1 \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}}$$

Εφ' όσον  $C_p = \frac{\gamma}{\gamma-1} R_g = 5227.64 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K}$

$$\pi_C = \left( \frac{35514.88 \text{ m}^2/\text{s}^2}{5227.64 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K} \times 300 \text{ } ^\circ\text{K}} + 1 \right)^{\frac{1.66}{0.66}} = 1.05794$$

και

$$\dot{m}_s = (A_1 \phi_1) \times U_1 \frac{P_{t1}}{R_g T_1} = 25.658 \text{ kg/s}$$

Τό αντίστοιχο σημείο λειτουργίας του συμπιεστή στις συνθήκες αναφοράς υπολογίζεται με βάση τις σημειώσεις, σελίδα (3-35). Ο συμπιεστής εργάζεται με μέσο τό ήλιο στις 12000 RPM. Εφ' όσον

$$\phi = \frac{\sqrt{\gamma R_g T_1}}{340.17 \text{ m/s}} = \frac{\sqrt{1.66 \times 2078 \times 300}}{340.17 \text{ m/s}} = 2.991$$

οι αντίστοιχες στρωές αναφοράς είναι:

$$N_{REF} = \frac{N}{\phi} = \frac{12000}{2.991} = 4012.04$$

Εφ' όσον για αντίστοιχα σημεία έχουμε τό ίδιο  $k_{1s}$  και  $\phi_1$  (ή  $A\phi_1$ ), ή περιφερειακή ταχύτητα στις συνθήκες αναφοράς είναι:

$$U_1 = \frac{300 \text{ m/s}}{12000 \text{ RPM}} \times 4012.04 \text{ RPM} = 100.3 \text{ m/s}$$

και επομένως έχουμε ότι:

$$\Delta h_{1s} = k_{1s} \times U_1^2 = 0.3946 \times 100.3^2 \text{ m}^2/\text{s}^2 = 3969.71 \text{ m}^2/\text{s}^2$$

και

$$\pi_{C_{REF}} = \left( \frac{\Delta h_{1s}}{C_p T_1} + 1 \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = \left( \frac{3969.71}{1004.288} + 1 \right)^{\frac{1.4}{0.4}} = 1.04888$$

Η παροχή στις συνθήκες αναφοράς είναι:

$$\dot{m}_{s_{REF}} = (A_1 \phi_1) \times U_1 \frac{P_{t1}}{R_g T_1} = 0.05333 \times 100.3 \times \frac{103320}{287.288} = 6.686 \text{ kg/s}$$

Από τον πρώτο αυτό υπολογισμό βλέπουμε ότι, λόγω του μεγάλου μοριακού βάρους του ήλιου (στό όποιο αντιστοιχεί μεγάλη τιμή της σταθεράς του αερίου) και λόγω των περιορισμών για μηχανικούς λόγους της ταχύτητας περιστροφής των πτερυγίων, καταλήγουμε σε τιμές λόγου πιέσεων που είναι πολύ περιορισμένες.

β) Οι συνθήκες εισόδου στη δεύτερη βαθμίδα θα είναι οι συνθήκες εξόδου από την πρώτη. Υπολογίζουμε πρώτα την ολική ένθαλπική αύξηση στη βαθμίδα

$$\Delta h_t = \frac{\Delta h_{is}}{(\eta_{t-t})_C} = \frac{35514.88 \text{ m}^2/\text{s}^2}{0.85} = 41782.21 \text{ m}^2/\text{s}^2$$

και στη συνέχεια την αύξηση της ολικής θερμοκρασίας

$$\Delta T_t = \frac{\Delta h_t}{C_p} = \frac{41782.21 \text{ m}^2/\text{s}^2}{5227.64 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K}} = 7.993 \text{ } ^\circ\text{K}$$

έτσι έχουμε τη θερμοκρασία εξόδου

$$T_{t_2} = T_{t_1} + \Delta T_t = 300 \text{ } ^\circ\text{K} + 7.993 \text{ } ^\circ\text{K} = 307.993 \text{ } ^\circ\text{K}$$

και την ολική πίεση εξόδου

$$P_{t_2} = P_{t_1} \times \pi_C = 1000000 \times 1.05794 = 1.05794 \times 10^6$$

Από τα δεδομένα του προβλήματος έχουμε ότι η μέση ακτίνα διατηρείται. Έφ' όσον θέλουμε σάν δεύτερη βαθμίδα να επαναλάβουμε την πρώτη και να τη τροφοδοτήσουμε έτσι, ώστε να εργάζεται με τον βέλτιστο βαθμό απόδοσης, θα πρέπει να διατηρήσουμε τις τιμές των  $k_{is}$  και  $\phi_1$ . Έτσι, έφ' όσον και τό  $\Delta h_{is}$  διατηρείται ( $\Delta h_{is_{II}} = k_{is_1} U_{1_{II}}^2$ ), έχουμε:

$$\pi_{C_{II}} = \left[ \frac{\Delta h_{is}}{C_p T_{t_1}} + 1 \right]^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = \left[ \frac{35514.88 \text{ m}^2/\text{s}^2}{5227.64 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K} \times 307.993 \text{ } ^\circ\text{K}} + 1 \right]^{\frac{1.66}{0.66}} = 1.0564$$

Έχουμε επίσης ότι

$$\phi_1 A_1 = \frac{m_s}{U_1} R_g \frac{T_{t_1}}{P_{t_1}}$$

Εφαρμόζοντας τη σχέση αυτή στην είσοδο της δεύτερης βαθμίδας έχουμε (έφ' όσον από την πρώτη και δεύτερη βαθμίδα περνάει η ίδια παροχή):

$$(\varphi_1 A_1)_{II} = \frac{25658 \text{ kg/s} \times 2078.46 \text{ m}^2/\text{s}^2}{300^\circ\text{K}} \cdot \frac{0^\circ\text{K} \times 307.993^\circ\text{K}}{1.05794 \cdot 10^6 \text{ Nt/m}^2} = 0.05175 \text{ m}^2$$

Συγκρίνοντας τη τιμή αυτή με εκείνη που είχαμε πριν από την πρώτη βαθμίδα και ξέροντας ότι η τιμή του  $\varphi_1$  παραμένει η ίδια και για τις δύο βαθμίδες έχουμε:

$$\frac{(A_1)_{II}}{(A_1)_I} = \frac{0.05175}{0.05333} = 0.9704$$

γ) Για τον υπολογισμό του αριθμού των απαιτούμενων βαθμίδων θα πρέπει να κάνουμε τις εξής παρατηρήσεις. Έχουμε συμφέρον οι βαθμίδες μας να εργάζονται όλες με τον βέλτιστο βαθμό απόδοσης. Έφ' όσον η μέση ακτίνα παραμένη σταθερή και το  $k_{is}$  παραμένει και αυτό σταθερό, επεται ότι για όλες τις βαθμίδες έχουμε τό ίδιο  $\Delta h_{is}$ . Έφ' όσον και ο βαθμός απόδοσης παραμένει σταθερός έχουμε ότι τό  $\Delta h_c$  είναι τό ίδιο για όλες τις βαθμίδες.

θεωρώντας τό σχήμα (1) όπου παρουσιάζουμε τό θερμοδυναμικό διάγραμμα του πολυβάθμιου συμπιεστή, την πρώτη βαθμίδα και μιά ένδιάμεση βαθμίδα, παρατηρούμε ότι για να υπολογίσουμε τον αριθμό των βαθμίδων χρειαζόμαστε την διαφορά  $T_{tB} - T_{tA}$ . Τά φαινόμενα αναθέρμανσης δέν μας επιτρέπουν να χρησιμοποιήσουμε τον ίσσητροπικό βαθμό κάθε βαθμίδας. Είναι δυνατό (όπως κάνουμε συνήθως) να θεωρήσουμε με καλή προσέγγιση σταθερό πολυτροπικό βαθμό για να πάμε από τό σημείο Α στο σημείο Β του σχήματος (1). Θά θεωρήσουμε όπως μας υποδεικνύει ή έκφώνηση, ότι αυτός ίσούται με τον πολυτροπικό βαθμό απόδοσης της πρώτης βαθμίδας. Έχουμε, λοιπόν, ότι:

$$(\eta_{is_{t-tC}}) = \frac{\pi_C^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1}{\pi_C^{\gamma \eta_{PC}} - 1}$$

(σχέση (3.15β) σημειώσεων του μαθήματος)

και επομένως

$$\pi_C^{\frac{\gamma-1}{\gamma \eta_{PC}} - 1} = \frac{\pi_C^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1}{(\eta_{is_{t-tC}})}$$

ή ακόμα :



$$\pi_C^{\frac{\gamma-1}{\gamma \eta_{PC}}} = \left( \frac{\pi_C}{(\eta_{is_{t-tC}})^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}} + 1 \right)$$

$$\frac{\gamma-1}{\gamma \eta_{PC}} \ln \pi_C = \ln \left( \frac{\pi_C}{(\eta_{is_{t-tC}})^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}} + 1 \right) = \ln \left( \frac{\Delta h_t}{C_P T_1} + 1 \right) = 0.02629$$

$$\frac{1}{\eta_{PC}} = \frac{\ln \left( \frac{\Delta h_t}{C_P T_1} + 1 \right)}{\ln \pi_C} \cdot \frac{\gamma}{\gamma-1} = \frac{1.66}{0.66} \times \frac{0.02629}{\ln 1.05794}$$

$$\eta_{PC} = 0.8518$$

Αφού βρήκαμε τον πολυτροπικό βαθμό απόδοσης της βαθμίδας θα τον χρησιμοποιήσουμε, όπως είπαμε σαν πολυτροπικό βαθμό απόδοσης που χαρακτηρίζει ολόκληρη την συμπίεση και θα υπολογίσουμε τον αντίστοιχο ισεντροπικό βαθμό απόδοσης

$$\eta_{isC} = \frac{2.5^{\frac{0.66}{1.66}-1}}{\frac{0.66}{2.5^{1.66 \times 0.8518}-1}} = 0.82351$$

Η πραγματική ένθαλπική αύξηση της κάθε βαθμίδας είναι

$$\Delta h_t = \frac{\Delta h_{is}}{(\eta_{is_{t-tC}})} = 41782.21 \text{ m}^2/\text{s}^2$$

Η ολική πραγματική αύξηση  $(\Delta h_t)_{AB}$  του πολυβάθμιου συμπιεστή είναι δυνατό να υπολογιστεί τώρα εύκολα:

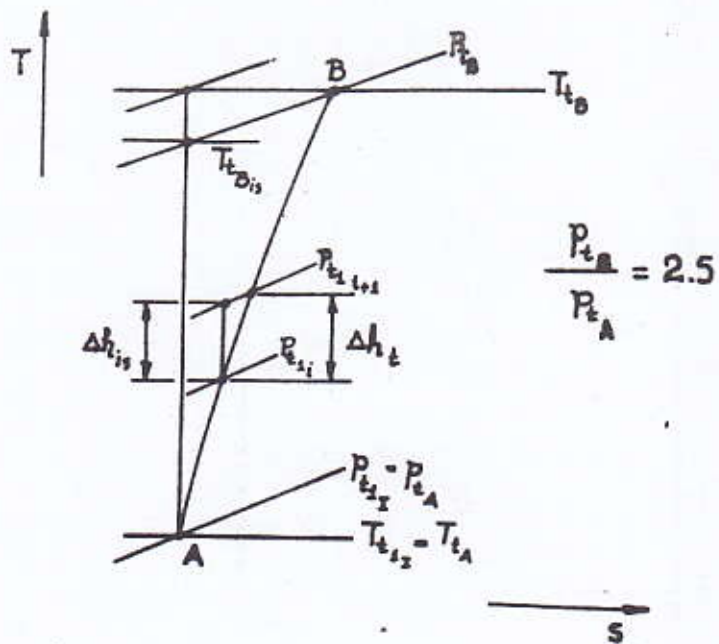
$$\begin{aligned} (\Delta h_t)_{AB} &= \frac{C_P T_1}{\eta_{isC}} \left( \pi_C^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1 \right) = \\ &= \frac{5227.64 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K} \times 300 \text{ } ^\circ\text{K}}{0.82351} \left( 2.5^{\frac{0.66}{1.66}} - 1 \right) = 837017.92 \text{ m}^2/\text{s}^2 \end{aligned}$$

και ο ζητούμενος αριθμός βαθμίδων  $z_{ST}$  είναι

$$z_{ST} = \frac{(\Delta h_t)_{AB}}{\Delta h_t} = \frac{837017.92 \text{ m}^2/\text{s}^2}{41782.21 \text{ m}^2/\text{s}^2} = 20.033 \quad \text{ήτοι}$$

$$z_{ST} = 20 \text{ βαθμίδες}$$

Π 13-7



Σχῆμα 1

ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 14

Τό τετραβάθμιο τμήμα ύψηλης πίεσης αεροπορικού συμπιεστή δίνει λόγο πίεσης  $\pi_c = 5$ . Οι βαθμίδες του έχουν σχεδιαστεί κατά τέτοιο τρόπο, ώστε να δίνουν την ίδια ένθαλπική αύξηση κατά βαθμίδα.

Τό τμήμα αυτό του συμπιεστή πρόκειται να δοκιμασθεί πάνω σέ σύνηδες δοκιμαστήριο συμπιεστών μέ συνθήκες εισόδου τίς ατμοσφαιρικές (γιά απλότητα να πάρετε  $p_{atm} = 1 \text{ bar}$ ,  $T_{atm} = 300^\circ \text{K}$ ).

Γιά τίς συνθήκες αυτές, ο επιθυμητός ίσεντροπικός βαθμός απόδοσης του συμπιεστή ("όλικών πρός όλικές συνθήκες") είναι 0.85. Ποιός θά πρέπει να είναι ο αντίστοιχος ίσεντροπικός βαθμός απόδοσης τής πρώτης και ποιός τής τελευταίας βαθμίδας;

Νά ληφθεί  $R_g = 287 \text{ m}^2 / \text{s}^2, ^\circ \text{K}$  και  $\gamma = 1.4$ . Νά γίνει, πριν αρχίσει ή λύση, τό θερμοδυναμικό διάγραμμα του συμπιεστή.



ΛΥΣΗ

α. Αρχικά παριστάνουμε στο διάγραμμα T-s την μεταβολή του εργαζόμενου μέσου.

Στο σχήμα (14.1) παριστάνουμε με το σημείο 1 την είσοδο στην πρώτη βαθμίδα του τετραβάθμιου συμπιεστή ενώ η έξοδος από τη τελευταία βαθμίδα παριστάνεται με το σημείο 5.

Δίδεται ότι η ένθαλπική αύξηση είναι ίδια σε όλες τις βαθμίδες και επομένως θα έχουμε ότι η ένθαλπική αύξηση σε κάθε βαθμίδα θα είναι:

$$\Delta h_{t_B} = \frac{\Delta h_t}{4} \quad (1)$$

Εφόσον το αέριό μας είναι θερμικά και θερμοχωρητικά τέλειο έχουμε:

$$h_t = c_p T_t$$

και επομένως η σχέση (1) γίνεται

$$\Delta T_{t_B} = \frac{\Delta T_t}{4}$$

Ο προσδιορισμός του ζητούμενου ισεντροπικού βαθμού απόδοσης της πρώτης βαθμίδας θα γίνει από την εξίσωση (3.53), οπότε

$$(\eta_{t-t})_I = \frac{T_{t_2} - T_{t_1}}{T_{t_2} - T_{t_1}} \quad (2)$$

όπου  $T_{t_1} = T_{atm} = 300^\circ\text{K}$

θα πρέπει να προσδιορίσουμε τις θερμοκρασίες

$$T_{t_2} \quad \text{και} \quad T_{t_2'}$$

Από την ισεντροπική συμπίεση αλλαγής κατάστασης 1+2', έχουμε:

$$T_{t_2} = T_{t_1} \left( \frac{P_{t_2}}{P_{t_1}} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} \quad (3)$$

θεωρούμε ότι η συμπίεση στις 4 βαθμίδες του συμπιεστή είναι πολυτροπική (μέ σταθερό πολυτροπικό βαθμό απόδοσης) και ότι διέπεται από τη σχέση (έξίσωση (3.7))

$$\frac{T}{P^{\frac{n}{n-1}}} = \text{const.}$$

Εφαρμόζοντας τη σχέση αυτή μεταξύ των καταστάσεων 1 και 2, έχουμε:

$$P_{t_2} = P_{t_1} \left( \frac{T_{t_2}}{T_{t_1}} \right)^{\frac{n}{n-1}} \quad (4)$$

όπου  $n$  ο πολυτροπικός εκθέτης (έξίσ. (3.18β))

$$n = \frac{1}{1 - \frac{\gamma-1}{\eta_{PC} \gamma}}$$

Από τη σχέση (έξίσ. (3.15β)) μεταξύ πολυτροπικού και ισεντροπικού βαθμού απόδοσης, έχουμε

$$(\eta_{t-t})_C = (\eta_{is})_C = \frac{\pi_C^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}}{\pi_C^{\frac{\gamma-1}{\eta_{PC} \gamma} - 1}}$$

ή

$$\eta_{PC} = \frac{\gamma-1}{\gamma} \frac{\ln \pi_C}{\ln \left[ \frac{\pi_C^{\frac{\gamma-1}{\gamma} - 1}}{(\eta_{t-t})_C} + 1 \right]}$$

Δίδεται ότι

$$\pi_C = 5, \quad \gamma = 1.4 \quad \text{και} \quad (\eta_{t-t})_C = 0.85$$

Επομένως

$$\eta_{PC} = \frac{1.4-1}{1.4} \frac{\ln 5}{\ln \left[ \frac{5^{\frac{1.4-1}{1.4} - 1}}{0.85} + 1 \right]} = .8795$$

$$\eta_{PC} = 0.8795$$

Ο πολυτροπικός εκθέτης είναι:

$$n = \frac{1}{1 - \frac{1.4-1}{0.8795 \times 1.4}} = 1.4812 \quad (5) \quad n = 1.4812$$

Για ίσεντροπική συμπίεση έχουμε

$$\Delta h_{t_{is}} = C_p (T_{t_5} - T_{t_1})$$

$$\text{και} \quad T_{t_5} = T_{t_1} \left( \frac{P_{t_5}}{P_{t_1}} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} = T_{t_1} \pi_C^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

Οι δύο τελευταίες σχέσεις δίνουν

$$\Delta h_{t_{is}} = C_p T_{t_1} (\pi_C^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1)$$

όπου

$$C_p = \frac{\gamma}{\gamma-1} R_g = \frac{1.4}{1.4-1} \times 287 = 1004.5 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K} \quad C_p = 1004.5 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ$$

Άρα

$$\Delta h_{t_{is}} = 1004.5 \times 300 \times (5^{\frac{1.4-1}{1.4}} - 1) = 175934.04 \text{ m}^2/\text{s}^2 \quad \Delta h_{t_{is}} = 175934.04 \frac{\text{m}^2}{\text{s}^2}$$

και

$$T_{t_5} - T_{t_1} = \Delta T_{t_{is}} = \frac{\Delta h_{t_{is}}}{C_p} = \frac{175934.04}{1004.5} = 175.15 \text{ } ^\circ\text{K} \quad T_{t_5} - T_{t_1} = 175.15 \text{ } ^\circ\text{K}$$

Από τον ορισμό του ίσεντροπικού βαθμού απόδοσης όλικων προς όλικες συνθήκες έχουμε

$$(\eta_{t-t})_C = \frac{\Delta h_{t_{is}}}{\Delta h_t}$$

$$\text{όποτε} \quad \Delta h_t = \frac{\Delta h_{t_{is}}}{(\eta_{t-t})_C} = \frac{175934.04}{0.85} = 206981.22 \text{ m}^2/\text{s}^2 \quad \Delta h_t = 206981.22 \text{ m}^2/\text{s}^2$$

και

$$\Delta T_{t_B} = \frac{\Delta T_{t_{is}}}{4} = \frac{\Delta h_t}{4 C_p} = \frac{206981.22}{4 \times 1004.5} = 51.51 \text{ } ^\circ\text{K} \quad \Delta T_{t_B} = 51.51 \text{ } ^\circ\text{K}$$



Από την  $\Delta T_{t_B}$  υπολογίζουμε την  $T_{t_2}$

$$T_{t_2} = \Delta T_{t_B} + T_{t_1} = 51.51 + 300 = 351.51^{\circ}\text{K} \quad T_{t_2} = 351.51^{\circ}\text{K}$$

Οι σχέσεις (4) και (5) δίνουν την

$$p_{t_2} = 1 \times \left( \frac{351.51}{300} \right)^{\frac{1.4812}{1.4812-1}} = 1.6286 \text{ bar} \quad p_{t_2} = 1.6286 \text{ bar}$$

και η σχέση (3) δίνει

$$T_{t_2} = 300 \left( \frac{1.6286}{1} \right)^{\frac{1.4-1}{1.4}} = 344.86^{\circ}\text{K} \quad T_{t_2} = 344.86^{\circ}\text{K}$$

Ο ζητούμενος βαθμός υπολογίζεται από την σχέση (2)

$$(\eta_{t-t})_I = \frac{344.86 - 300}{351.51 - 300} = 0.8709 \quad (\eta_{t-t})_I = 0.8709$$

Ο προσδιορισμός του ίσεντροπικού βαθμού απόδοσης για την τελευταία βαθμίδα γίνεται σύμφωνα με τη σχέση:

$$(\eta_{t-t})_{IV} = \frac{T_{t_5} - T_{t_4}}{T_{t_5} - T_{t_4}} = \frac{T_{t_5} - T_{t_4}}{\Delta T_{t_B}} \quad (6)$$

Η θερμοκρασία  $T_{t_5}$  υπολογίζεται χρησιμοποιώντας την παρακάτω σχέση που ισχύει για την ίσεντροπική συμπίεση 4+5.

$$T_{t_5} = T_{t_4} \left( \frac{p_{t_5}}{p_{t_4}} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} \quad (7)$$

Η δέ πίεση  $p_{t_4}$  υπολογίζεται χρησιμοποιώντας την παρακάτω σχέση της πολυτροπικής μεταβολής των τεσσάρων πρώτων βαθμίδων

$$p_{t_4} = p_{t_1} \left( \frac{T_{t_4}}{T_{t_1}} \right)^{\frac{n}{n-1}}$$

Η θερμοκρασία  $T_{t_4}$  βρίσκεται από την δοθείσα θερμοκρασιακή αύξηση κατά βαθμίδα.

$$T_{t_4} = T_{t_1} + 3\Delta T_{t_B} = 300 + 3 \times 51.51 = 454.53^{\circ}\text{K} \quad T_{t_4} = 454.53^{\circ}\text{K}$$

Επομένως

$$p_{t_4} = 1 \times \left(\frac{454.53}{300}\right)^{\frac{1.4812}{1.4812-1}} = 3.593 \text{ bar}$$

$$p_{t_4} = 3.593 \text{ bar}$$

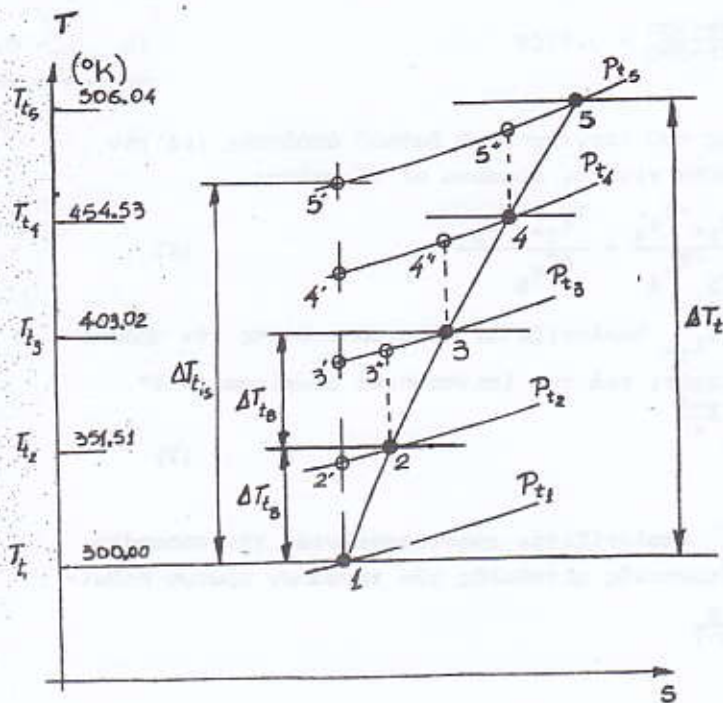
Η σχέση (7) δίνει:

$$T_{t_5} = 454.53 \left(\frac{5}{3.593}\right)^{\frac{1.4-1}{1.4}} = 499.54 \text{ } ^\circ\text{K}$$

Ο δέ ισεντροπικός βαθμός απόδοσης της τετάρτης βαθμίδας υπολογίζεται από την σχέση (6)

$$(\eta_{t-t})_{IV} = \frac{499.54 - 454.53}{51.51} = 0.8738$$

$$(\eta_{t-t})_{IV} = 0.8738$$



Σχήμα 14.1

Θερμοδυναμικό Διάγραμμα  
τετραβάθμιου συμπιεστή.

ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 15

Μικρός άξονικός αεριοστροβίλος πρόκειται να χρησιμοποιηθεί για την κάλυψη των αναγκών σε ηλεκτρική ενέργεια ενός Έλληνικού νησιού. Ο αεριοστροβίλος αυτός πρόκειται να χρησιμοποιήσει καυσαέρια ( $R_g = 325 \text{ m}^2/\text{sec}^2$ ,  $^\circ\text{K}$ ,  $\gamma = 1.35$ ) όλικής θερμοκρασίας και όλικής πίεσης αντίστοιχα  $T_{t_0} = 405^\circ\text{K}$  και  $p_{t_0} = 3.2 \text{ bar}$  τά όποια όυτως ή άλλως θά πήγαιναν στην όατμόσφαιρα.

Οί άνάγκες πού καλείται να καλύψει ό αεριοστροβίλος άνέρχονται στα  $3.3 \text{ MW}$  όπολογισμένα στον άξονα του στροβίλου. Για άπλότητα κατασκευής πρόκειται να χρησιμοποιηθεί μονοβάθμιος άξονικός ίσόθλιπτος (περίπου) αεριοστροβίλος (βλέπε σχήμα (1)), ό όποιος παραλαμβάνει τά καυσαέρια από την πηγή για να τά δώσει στην όατμόσφαιρα (όατμοσφαιρική πίεση  $p_{atm} = 1 \text{ bar}$ ).

- Γιά ένα πρώτο όπολογισμό παίρνουμε:
- α) Γωνία έξόδου σταθερής πτερύγωσης  $\alpha_1 = 75^\circ$
  - β) Συντελεστή άπωλειών σταθερής πτερύγωσης  $\phi = 0.95$
  - γ) όόγο μέσων άκτίγων είσόδου/έξόδου κινητής πτερύγωσης  $R_{m_2}/R_{m_1} = 1$ .
  - δ) όόγο μεσημβρινών (έδω άξονικών) συνιστωσών είσόδου/έξόδου τής κινητής πτερύγωσης  $V_{m_2}/V_{m_1} = 1$ .
  - ε) Συντελεστή άπωλειών διακένου μεταξύ σταθερής και κινητής πτερύγωσης  $\phi_R = 1$ . (άπώλειες διακένου άμελητές).
  - στ) Τιμή του συντελεστή αναθέρμανσης  $f_T = 0$ .

Γιά να άποφύγουμε τις διαδοχικές δοκιμές πού πρέπει να κάνουμε για να πετύχουμε λύση με πραγματικό βαθμό αντίδρασης (σο με τό μηδέν, θά θέσουμε από την άρχή θεωρητικό βαθμό αντίδρασης  $\tau_{th} = 0.07$  πού θά μάς φέρει κοντά στον έπιθυμητό πραγματικό βαθμό αντίδρασης.

Τέλος, για να μειώσουμε τις διαστάσεις του στροβίλου θά δεχτούμε με άριθμό στροφών  $N = 6000 \text{ RPM}$ .

Ζητούνται:

- α) Ο προσδιορισμός μιας τιμής του συντελεστή θεωρητικής φόρτισης  $k_{is}$  για βέλτιστο "άπό όλικές σε στατικές συνθήκες" ίσεντροπικό βαθμό άπόδοσης τής βαθμίδας του στροβίλου. Χρησιμοποιούμε τον βαθμό αυτό άπόδοσης, έπειδή ή κινητική ένεργεια έξόδου δέν πρόκειται να χρησιμοποιηθεί ούτε να άνακτη-



Θεϊ μερικά μέσω διαχύτη (έπιβραδυντή). Ο προσδιορισμός αυτός θα γίνει από τους πίνακες με έσωτερική παρεμβολή.

- β) Νά υπολογιστούν οι σχετικές και απόλυτες γωνίες έξόδου της κινητής πτερύγωσης  $\beta_2$  και  $\alpha_2$  χρησιμοποιώντας τις σχέσεις που άναπτύχθηκαν στο 4ο κεφάλαιο και όχι τους πίνακες.
- γ) Νά υπολογιστούν τά τρίγωνα ταχυτήτων εισόδου/έξόδου της κινητής πτερύγωσης (απόλυτες και σχετικές ταχύτητες και γωνίες).
- δ) Νά υπολογιστούν ο πραγματικός βαθμός αντίδρασης και ο "από ολικές σε στατικές συνθήκες" ίσεντροπικός βαθμός απόδοσης της βαθμίδας.
- ε) Νά υπολογιστεί ή μέση ακτίνα εισόδου  $R_{m1}$  της κινητής πτερύγωσης και τό ύψος των πτερυγίων χρησιμοποιώντας για τόν τελευταίο αυτό υπολογισμό τήν υπόθεση της ομοιόμορφης ροής στην αντίστοιχη διατομή.
- στ) Νά υπολογιστεί ο λόγος διατομών εισόδου/έξόδου της κινητής πτερύγωσης.
- ζ) Νά δοθη σχηματικά τό θερμοδυναμικό διάγραμμα της βαθμίδας.

ΛΥΣΗ

α) Ο προσδιορισμός του  $k_{is}$  για βέλτιστο ίσεντροπικό βαθμό απόδοσης θα γίνει με την βοήθεια των ΠΙΝΑΚΩΝ I και III των σημειώσεων (σελ. 4.31).

Χρησιμοποιούμε τον Πίνακα III έπειδή στον άτμοστρόβιλο του παραδείγματος τα καυσαέρια οδηγούνται στην ατμόσφαιρα. Έπομένως η κινητική ενέργεια στην έξοδο της βαθμίδας θεωρούμε ότι χάνεται τελείως ( $\Phi_E = 0$ ).

Από τον καθοδηγητικό Πίνακα I για στρόβιλους με μέγιστο βαθμό απόδοσης οδηγούμεθα στη χρήση του Πίνακα III (2.2) με βάση τα εξής δεδομένα του προβλήματος:

$$\alpha_1 = 75^\circ$$

$$R_{m_2}/R_{m_1} = 1.0$$

$$V_{m_2}/V_{m_1} = 1.0$$

$$\Phi = 0.95$$

$$\Phi_R = 1.0$$

$$\Phi_E = 0.$$

Ο θεωρητικός βαθμός αντίδρασης λαμβάνεται  $r_{th} = 0.07$  και, επομένως, με βάση τις εξής διαδοχικές τιμές των βέλτιστων μεγεθών

|    | $r_{th}$ | $k_{is}$ |
|----|----------|----------|
| 1. | 0.000    | 4.674    |
| 2. | 0.125    | 4.207    |

Έχουμε με γραμμική παρεμβολή ότι:

$$k_{is} = 4.674 - 0.07 \times \frac{4.674 - 4.207}{0.125} = 4.674 - \frac{0.07 \times 0.467}{0.125} = 4.41$$

Άρα για τις βέλτιστες συνθήκες

$$\underline{k_{is} = 4.41}$$

β) Οι ζητούμενες γωνίες  $\beta_2$  και  $\alpha_2$  θα υπολογιστούν από τις σχέσεις (4.38) και (4.39)

$$\tan \beta_2 = - \frac{\Psi}{\phi(V_{m_2}/V_{m_1})} \cdot \frac{X}{\cos \alpha_1 \sqrt{1-r_{th}}} \quad (1)$$

και

$$\tan \alpha_2 = \frac{v(R_2/R_1) - \Psi X}{\phi(V_{m_2}/V_{m_1}) \cos \alpha_1 \sqrt{1-r_{th}}} \quad (2)$$

Το μέγεθος  $X$  υπολογίζεται από την σχέση (4.34)

$$X^2 = (1+f_T)r_{th} + \phi^2 \left\{ \phi_R - \left( \frac{V_{m_2}/V_{m_1}}{\Psi} \right) \cos^2 \alpha_1 \right\} (1-r_{th}) - 2v\phi_R \phi \sin \alpha_1 \sqrt{1-r_{th}} + v^2 (\phi_R^2 + R_2^2/R_1^2 - 1) \quad (3)$$

Δίνονται ακόμη ότι

$$\frac{R_{m_2}}{R_{m_1}} = \frac{R_2}{R_1} = 1$$

$$V_{m_1}/V_{m_2} = 1$$

$$\phi = 0.95, \quad \phi_R = 1, \quad f_T = 0, \quad \alpha_1 = 75^\circ$$

Ο λόγος ταχυτήτων ( $v$ ) υπολογίζεται (σχέση (4.27))

$$v = \frac{1}{\sqrt{k_{1s}}} = \frac{1}{\sqrt{4.41}} = 0.476$$

$$v = 0.476$$

Ο συντελεστής απωλειών  $\Psi$  εκφράζεται (σχέση (4.54))

$$\Psi = 0.99 - \frac{2.28}{10^4} \Delta B - \frac{4.97}{180 - \Delta B} \quad (\Delta B \text{ σε μοίρες}) \quad (4)$$

Παρατηρούμε ότι χρειαζόμαστε την διαφορά

$$\Delta B = \beta_2 - \beta_1$$



δηλαδή πρέπει να γνωρίζουμε την  $\beta_2$  για να υπολογίσουμε το  $\Psi$ . Άλλά το  $\Psi$  χρειάζεται για να υπολογιστεί το  $\beta_2$ . Επομένως είναι ανάγκη να χρησιμοποιήσουμε τη μέθοδο των διαδοχικών δοκιμών.

Παίρνοντας σαν πρώτη τιμή για τις διαδοχικές δοκιμές  $\Psi=1$  έχουμε ότι

$$\begin{aligned} X^2 &= (1+0) \times 0.07 + (0.95)^2 \times \left[1 - \left(\frac{1}{1}\right)^2 \cos^2 75\right] \times (1-0.07) - 2 \times 0.476 \times 1 \times 0.95 \times \\ &\quad \times \sin 75 \times \sqrt{1-0.07} + (0.476)^2 \times (1+1-1) = 0.237 \end{aligned} \quad \begin{array}{l} \Psi=1 \\ X^2=0.237 \end{array}$$

Επομένως, για  $\Psi=1$ ,  $X = 0.487$  και:

$$\tan \beta_2 = - \frac{1}{0.95 \times 1} \times \frac{0.487}{\cos 75 \times \sqrt{1-0.07}} = \frac{0.487}{0.2371} = -2.054$$

$$\beta_2 = -64.04^\circ \quad \beta_2 = -64.04^\circ$$

Επίσης από τη σχέση (4.37) έχουμε ότι:

$$\begin{aligned} \tan \beta_1 &= \tan \alpha_1 - \frac{v}{\theta \cos \alpha_1 \sqrt{1-r_{th}}} = \tan 75 - \frac{0.476}{0.95 \times \cos 75 \times \sqrt{1-0.07}} = \\ &= 1.725 \end{aligned}$$

και επομένως

$$\beta_1 = \arctan 1.725 = 59.89^\circ \quad \beta_1 = 59.89^\circ$$

Άρα

$$\Delta\beta = \beta_1 - \beta_2 = 59.89 - (-64.04) = 123.93^\circ \quad \Delta\beta = 123.93^\circ$$

Μιά δεύτερη τιμή του  $\Psi$  υπολογίζεται με βάση την πρώτη τιμή της  $\Delta\beta$ , από τη σχέση (4). Έχουμε:

$$\Psi = 0.99 - \frac{2.28}{10^4} \times 123.93 - \frac{4.97}{180 - 123.93} = 0.8731$$

Με το νέο αυτό  $\Psi = 0.8731$  υπολογίζουμε ένα νέο  $X$  από τη σχέση (3):

Π15-6

$$\begin{aligned} \chi^2 &= 0.07 + 0.9025 \left[ 1 - \left(\frac{1}{\Psi}\right)^2 \times 0.06699 \right] \times 0.93 - \\ &= 2 \times 0.476 \times 1 \times 0.95 \times \sin 75^\circ \times \sqrt{1 - 0.07} + (0.476)^2 \times (1 + 1 - 1) = \\ &= 0.29345 - 0.0562 \times \left(\frac{1}{\Psi}\right)^2 \end{aligned}$$

Επομένως για  $\Psi = 0.8731$

$$\chi^2 = 0.29345 - 0.0562 \times \left(\frac{1}{0.8731}\right)^2 = 0.2197$$

Άρα

$$\chi = 0.4687$$

$$\Psi = 0.8731$$

$$\chi = 0.4687$$

και

$$\tan \beta_2 = - \frac{\Psi \cdot \chi}{0.2371} = - \frac{0.8731 \cdot 0.4687}{0.2371} = - 1.726$$

Άρα

$$\beta_2 = - 59.91^\circ$$

$$\beta_2 = -59.91^\circ$$

$$\Delta\beta = \beta_1 - \beta_2 = 59.89 - (-59.91) = 119.8^\circ$$

$$\Delta\beta = 119.8^\circ$$

Μιά τρίτη τιμή του  $\Psi$  υπολογίζεται με βάση τη δεύτερη τιμή της  $\Delta\beta$  από τη σχέση (4).

Έχουμε:

$$\Psi = 0.99 - \frac{2.28}{10^4} \times 119.8 - \frac{4.97}{180 - 119.8} = 0.8801$$

Με τό νέο αυτό  $\Psi = 0.8801$  υπολογίζουμε ένα νέο  $\chi$  από τη σχέση (3):

$$\chi^2 = 0.29345 - 0.0562 \times \left(\frac{1}{0.8801}\right)^2 = 0.2209$$

Επομένως  $\chi = 0.4699$

$$\Psi = 0.8801$$

$$\chi = 0.4699$$

και

$$\tan \beta_2 = - \frac{0.8801 \times 0.4699}{0.2371} = - 1.744$$

και

$$\beta_2 = - 60.17^\circ$$

$$\beta_2 = -60.17^\circ$$

Θεωρώντας την προσέγγιση αυτή ικανοποιητική έχουμε ότι η ζητούμενη γωνία εξόδου  $\beta_2$  είναι

$$\beta_2 = -60.17^\circ$$

Από την (2) υπολογίζω την αντίστοιχη τιμή της  $\alpha_2$

$$\tan \alpha_2 = \frac{0.4761 - 0.8801 \cdot 0.4699}{0.2371} = 0.2634$$

και επομένως

$$\alpha_2 = 14.75^\circ$$

γ) Έχουμε προσδιορίσει ότι:

$$\alpha_2 = 14.75^\circ$$

$$\beta_2 = -60.17^\circ$$

Επίσης από τη σχέση (4.37) έχουμε βρεϊ

$$\beta_1 = 59.89^\circ$$

Από τα δεδομένα έχουμε ότι  $\alpha_1 = 75^\circ$  και έχουμε υπολογίσει ότι:

$$v = \frac{u_1}{v_{th}} = 0.476$$

Η θεωρητική ταχύτητα  $v_{th}$  υπολογίζεται από τη σχέση (4.1):

$$v_{th} = \sqrt{2|\Delta h_{1s}|} = \sqrt{2|h_{2s} - h_{t0}|}$$

Θεωρώντας την ισεντροπική πτώση  $0 \rightarrow 2_{1s}$  έχουμε:

$$\frac{T_{2_{1s}}}{T_{t0}} = \left( \frac{p_{atm}}{p_{t0}} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}$$

$$T_{2_{1s}} = T_{t0} \left( \frac{p_{atm}}{p_{t0}} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} = 405 \cdot \left( \frac{1}{3.2} \right)^{\frac{1.35-1}{1.35}} = 299.56^\circ\text{K}$$

$$T_{2_{1s}} = 299.56^\circ\text{K}$$

$$\text{και } \Delta h_{1s} = c_p (T_{t0} - T_{2_{1s}})$$



$$\text{όπου } C_p = \frac{\gamma}{\gamma-1} R_g = \frac{1.35}{1.35-1} \times 325 = 1253.57 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K} \quad C_p = 1253.57 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K}$$

και

$$\Delta h_{1s} = 1253.57(405-299.56) = 132176.42 \text{ m}^2/\text{s}^2 \quad \Delta h_{1s} = 132176.42 \text{ m}^2/\text{s}^2$$

$$V_{th} = \sqrt{2 \times 132176.42} = 514.15 \text{ m/s} \quad V_{th} = 514.15 \text{ m/s}$$

Από την τιμή του ν υπολογίζουμε την περιφερειακή ταχύτητα

$$U_1: \quad U_1 = \nu V_{th} = 0.476 \times 514.15 = 244.73 \text{ m/s} \quad U_1 = 244.73 \text{ m/s}$$

Επίσης από την σχέση (4.28)

$$\frac{V_1}{U_1} = \frac{\phi \sqrt{1-r_{th}}}{\nu} = \frac{0.95 \sqrt{1-0.07}}{0.476} = 1.925$$

υπολογίζουμε την ταχύτητα  $V_1$

$$V_1 = 1.925 U_1 = 1.925 \times 244.73 = 471.10 \text{ m/s} \quad V_1 = 471.10 \text{ m/s}$$

και από τη σχέση των τριγώνων ταχυτήτων

$$\left(\frac{w_1}{U_1}\right)^2 = 1 + \left(\frac{V_1}{U_1}\right)^2 - 2 \left(\frac{V_1}{U_1}\right) \sin \alpha_1 = 1 + (1.925)^2 - 2 \times (1.925) \times \sin 75 = 0.987$$

υπολογίζουμε τον λόγο  $w_1/U_1$

$$\frac{w_1}{U_1} = 0.993 \quad w_1 = 0.993 U_1 = 0.993 \times 244.73 = 243.02 \text{ m/s}$$

και επομένως η σχετική ταχύτητα  $w_1$  είναι  $w_1 = 243.02 \text{ m/s}$

Η άξονική ταχύτητα  $V_{m_1}$  είναι:

$$V_{m_1} = \cos \alpha_1 \cdot V_1 = \cos 75 \times 471.10 = 121.93 \text{ m/s}$$

Επειδή δίδεται  $V_{m_2} = V_{m_1}$  έχουμε:

$$V_{m_2} = V_{m_1} = 121.93 \text{ m/s}$$

Το τρίγωνο έξόδου προσδιορίζεται:

$$w_2 = V_{m_2} / \cos \beta_2 = 121.93 / \cos(-60.17) = 245.12 \text{ m/s} \quad w_2 = 245.12 \text{ m/s}$$

$$V_2 = V_{m_2} / \cos \alpha_2 = 121.93 / \cos(14.75) = 126.09 \text{ m/s}$$

$$V_2 = 126.09 \text{ m/s}$$

Εφ' όσον δίνεται ότι  $R_{m_2} / R_{m_1} = 1$  τότε

$$U_2 = U_1 = 244.73 \text{ m/s}$$

δ) Ο πραγματικός βαθμός αντίδρασης θα υπολογιστεί από τη σχέση (4.5)

$$r = \frac{W_2^2 - W_1^2 + U_1^2 - U_2^2}{V_1^2 - W_2^2 - W_1^2 + U_1^2 - U_2^2} = \frac{(245.12)^2 - (243.02)^2}{(471.10)^2 + (245.12)^2 - (243.02)^2} = 0.00459$$

$$r = 0.00459$$

Ο ισεντροπικός βαθμός απόδοσης "από όλικές σε στατικές συνθήκες" της βαθμίδας υπολογίζεται από την σχέση (4.35)

$$(\eta_{t-s})_T = 2v \left[ \phi \sin \alpha_1 \sqrt{1 - r_{th}} - v(R_2/R_1)^2 + \Psi \chi(R_2/R_1) \right] =$$

$$= 2 \times 0.476 \times 0.95 \times \sin 75^\circ \sqrt{0.93 - 0.476 \times 1} + 0.8801 \times$$

$$\times 0.4699 \times 1 = 0.783$$

$$(\eta_{t-s})_T = 0.783$$

ε) Η μέση ακτίνα είναι, για  $N = 6000 \text{ RPM}$

$$U = R_m \omega = R_m \frac{2\pi N}{60}$$

$$R_m = \frac{U30}{\pi N} = \frac{244.73 \times 30}{\pi \times 6000} = 0.3895 \text{ m}$$

$$R_m = 0.3895 \text{ m}$$

Για να καλυφθεί η ισχύς  $P_u = 3 \text{ MW}$  του προβλήματος θα πρέπει:

$$P_u = m_s \Delta h_t$$

Αλλά

$$\Delta h_t = (\eta_{t-s})_T \Delta h_{is} \quad (\text{σχέση 4.19})$$

και

$$\Delta h_t = 0.783 \times 132176.42 = 103494 \text{ m}^2/\text{s}^2$$

$$\Delta h_t = 103494 \text{ m}^2/\text{s}^2$$

Αρα

$$m_s = \frac{P_u}{\Delta h_t} = \frac{3 \times 3000000}{103494} = 31.89 \text{ kg/s}$$

$$m_s = 31.89 \text{ kg/s}$$

Εφ' όσον υποθέτουμε ομοιόμορφη ροή στις διατομές ο τύπος της παροχής μάζας είναι:

$$m_s = \rho_1 V_{m_1} S_1$$

όπου

$$S_1 = 2\pi R_{m_1} b_1$$

$$\frac{\rho_1}{\rho_{t_0}} = \frac{\left[1 - (1 - r_{th}) \gamma\right]^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}}{1 - \phi^2 (1 - r_{th}) \gamma} \quad (\text{σχέση 4.45})$$

$$\mu \epsilon \quad \gamma = \frac{\gamma-1}{2} k_{is} \left(\frac{u_1}{a_{t_0}}\right)^2 \quad (\text{σχέση 4.44})$$

• Η όλική ταχύτητα ήχου υπολογίζεται

$$a_{t_0} = \sqrt{(\gamma-1) C_p T_{t_0}} = \sqrt{(1.35-1) \times 1253.57 \times 405} = 421.54 \text{ m/s} \quad a_{t_0} = 421.54 \text{ m/s}$$

καί η όλική πυκνότητα

$$\rho_{t_0} = \frac{P_{t_0}}{R T_{t_0}} = \frac{3.2 \times 10^5}{325 \times 405} = 2.431 \text{ kg/m}^3 \quad \rho_{t_0} = 2431 \text{ kg/m}^3$$

• Άρα

$$\gamma = \frac{1.35-1}{2} \times 4.41 \times \left(\frac{244.73}{421.54}\right)^2 = 0.2601 \quad \gamma = 0.2601$$

• Οπότε η σχέση (4.45) δίνει

$$\frac{\rho_1}{\rho_{t_0}} = \frac{|1 - (1 - 0.07) \times 0.2601|^{\frac{1.35}{1.35-1}}}{1 - (0.95)^2 \times (1 - 0.07) \times 0.2601} = 0.4396$$

$$\rho_1 = 0.4396 \times 2431 = 1069 \text{ kg/m}^3 \quad \rho_1 = 1069 \text{ kg/m}^3$$

• Η σχέση της παροχής δίνει

$$m_s = \rho_1 V_{m_1} 2\pi R_{m_1} b_1$$

$$b_1 = \frac{m_s}{\rho_1 V_{m_1} 2\pi R_{m_1}} = \frac{31.89}{1069 \times 121.93 \times 2\pi \times 0.3895} = 0.100 \text{ m} \quad \underline{b_1 = 0.10 \text{ m}}$$

• Επίσης από την σχέση (4.50)



$$\frac{\gamma_1}{\gamma_2} = \frac{1 - \left[ (\eta_{t-s})_T + k_E/k_{is} \right] Y}{1 - \phi^2 (1 - r_{th}) Y} \left( \frac{1 - (1 - r_{th}) Y}{1 - Y} \right)^{\frac{Y}{\gamma - 1}}$$

όπου

$$k_E = \left( \frac{v_2}{u_1} \right)^2 = \left( \frac{126.09}{244.73} \right)^2 = 0.2654$$

$$k_E = 0.2654$$

και

$$\frac{\rho_1}{\rho_2} = \frac{1 - [0.783 + 0.2654/4.41] \times 0.2601}{1 - (0.95)^2 \times (1 - 0.07) \times 0.2601} \times \left( \frac{1 - (1 - 0.07) \times 0.2601}{1 - 0.2601} \right)^{\frac{1.35}{1.35 - 1}}$$

Άρα

$$\frac{\rho_1}{\rho_2} = 1.0969 \quad \rho_2 = \frac{1.069}{1.0969} = 0.9746 \text{ kg/m}^3$$

Όμοίως για τη διατομή (2) έχουμε

$$\rho_2 = 0.9746 \text{ kg/ms}$$

$$b_2 = \frac{m_s}{v_{m_2}^2 R_{m_2}} = \frac{31.89}{0.9746 \times 121.93 \times 2\pi \times 0.3895} = 0.1097 \text{ m}$$

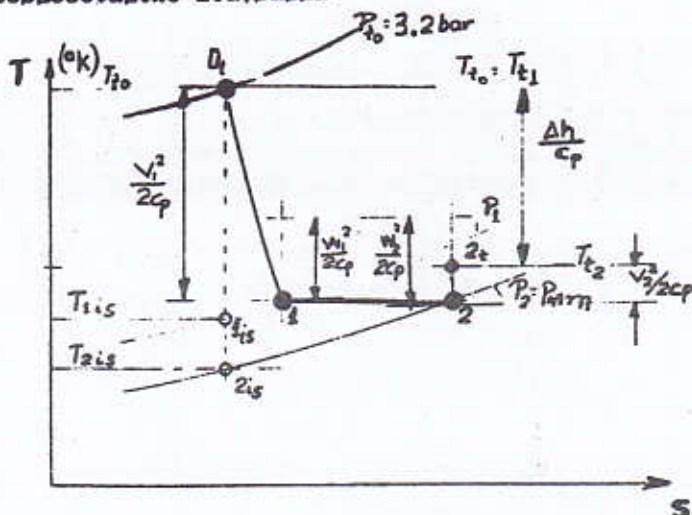
$$b_2 = 0.1097 \text{ m}$$

στ) Ο λόγος διατομών εισόδου/εξόδου της κινητής πτερώ-  
γωσης υπολογίζεται:

$$\frac{s_1}{s_2} = \frac{2\pi R_{m_1} b_1}{2\pi R_{m_2} b_2} = \frac{b_1}{b_2} = \frac{0.1000}{0.1097} = 0.912$$

$$s_1/s_2 = 0.912$$

ζ) Θερμοδυναμικό Διάγραμμα



ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 16

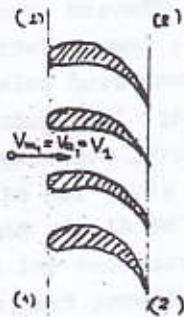
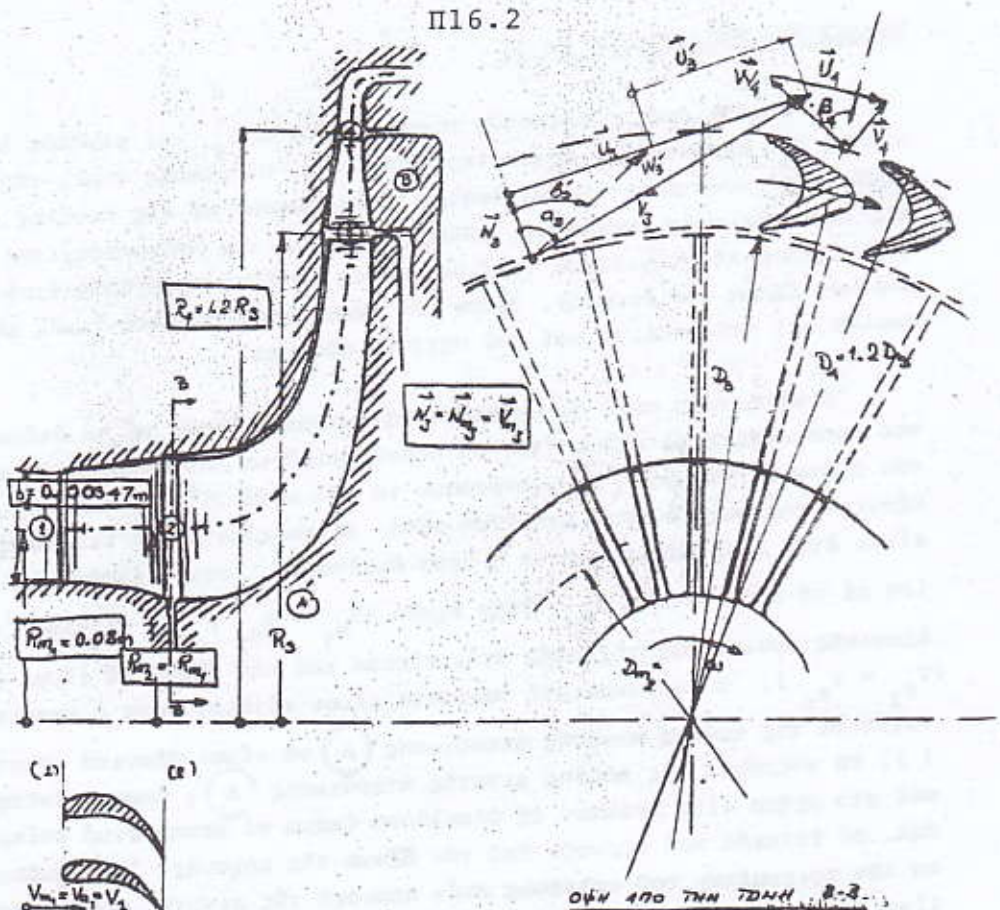
Ο όπολογισμός συμπιεστών μικρής παροχής  $m_s$  και μεγάλου λόγου πίεσης  $\pi_c$  παρουσιάζει όρισμένες δυσκολίες. Οι μικρές τιμές της μεσημβρινης συνιστώσας της ταχύτητας σε συνδυασμό με τις μεγάλες τιμές της περιφερειακής ταχύτητας, άπαραίτητης για την πραγματοποίηση του μεγάλου λόγου πίεσεων (και μεταφοράς μεγάλης ποσότητας έργου από τον άξονα στο ρευστό), έχουν σαν αποτέλεσμα μεγάλες τιμές των γωνιών και στο άπόλυτο και στο σχετικό σύστημα.

Η κατάσταση αυτή θα μπορούσε να αντιμετωπιστεί με τη διάταξη που παρουσιάζει τό σχήμα (1). Τά όδηγά πτερύγια που όπάρχουν μεταξύ των διατομών (1) και (2), στρέφουν τη ροή κατά  $75^\circ$  από την άξονική άξονική της κατεύθυνση. Στη θέση αυτή, τά τοιχώματα του κελύφους είναι έτσι διαμορφωμένα ώστε ή μέση άκτίνα  $R_{m_1}$  στην είσοδο να είναι ίση με τη μέση άκτίνα  $R_{m_2}$  στην έξοδο ( $R_{m_1} = R_{m_2}$ ) και οι τιμές της άξονικής συνιστώσας της ροής στην είσοδο και την έξοδο να είναι ίσες ( $V_{a_2} = V_{a_1}$ ). Η περιφερειακή ταχύτητα είναι τέτοια, ώστε ή σχετική ταχύτητα της πρώτης κινητής πτερύγωσης (A) να είναι άξονική (διατομή 2). Τά πτερύγια της πρώτης κινητής πτερύγωσης (A), όπως φαίνεται και στο σχήμα (1), κείνται έξ όλοκληρου έπάνω σε μεσημβρινά έπίπεδα, δηλ. σε έπίπεδα που περνούν από τον άξονα της μηχανής. Η διαμόρφωση των τοιχωμάτων του κελύφους στην περιοχή της κινητής πτερύγωσης είναι τέτοια, ώστε ή σχετική ταχύτητα στην έξοδο να είναι ίση σε μέγεθος με τη σχετική ταχύτητα στην είσοδο ( $W_3 = W_2$ ). Έξ άλλου, θεωρούμε ότι ή ροή ακολουθεί άπόλυτα την κατεύθυνση των πτερυγών και έτσι ή σχετική ταχύτης στην έξοδο της πρώτης κινητής πτερύγωσης έχει κατεύθυνση άκτινική.

Για ν' άποφύγουμε τη μεγάλη τιμή της άπόλυτης γωνίας  $\alpha_3$  στην έξοδο της πρώτης κινητής πτερύγωσης, προσθέτουμε και δεύτερη. Η κινητή πτερύγωση αυτή (πτερύγωση B) είναι συνδεδεμένη έπάνω στον ίδιο άξονα, με σύστημα μετάδοσης που της έπιβάλλει περιστροφή με τον ίδιο άριθμό στροφών από αυτές του άξονα και προς την κατεύθυνση περιστροφής του άξονα. Η έπύκλιση της ροής μέσα στα δεύτερα κινητά πτερύγια, όπως τά παρουσιάζει τό σχήμα (1), είναι διπλάσια από τη γωνία που σχηματίζει ή σχετική προς τη δεύτερη αυτή κινητή πτερύγωση ταχύτητα  $W_3$  στην είσοδό της. Τά τοιχώματα του κελύφους στην περιοχή αυτή είναι έτσι διαμορφωμένα, ώστε να έχουμε  $V_{a_3} = V_{a_4}$ .



Π16.2



ΠΡΟΣΟΧΗ!

Η ΚΙΝΗΤΗ ΠΤΕΡΥΓΙΣΗ ⑧ ΚΙΝΗΤΑΙ  
ΜΕ ΤΗΝ ΗΩΣ ΠΕΡΙΦΕΡΕΙΑΚΗ ΤΑΧΥ-  
ΤΗΤΑ ΤΗΣ ①.

ΑΝΑΠΤΥΞΗ ΚΥΛΙ-  
ΔΡΑΚΗΣ ΤΩΝ ΗΣ  
ΑΚΤΙΝΑΣ  $R_{m1} = R_{m2}$

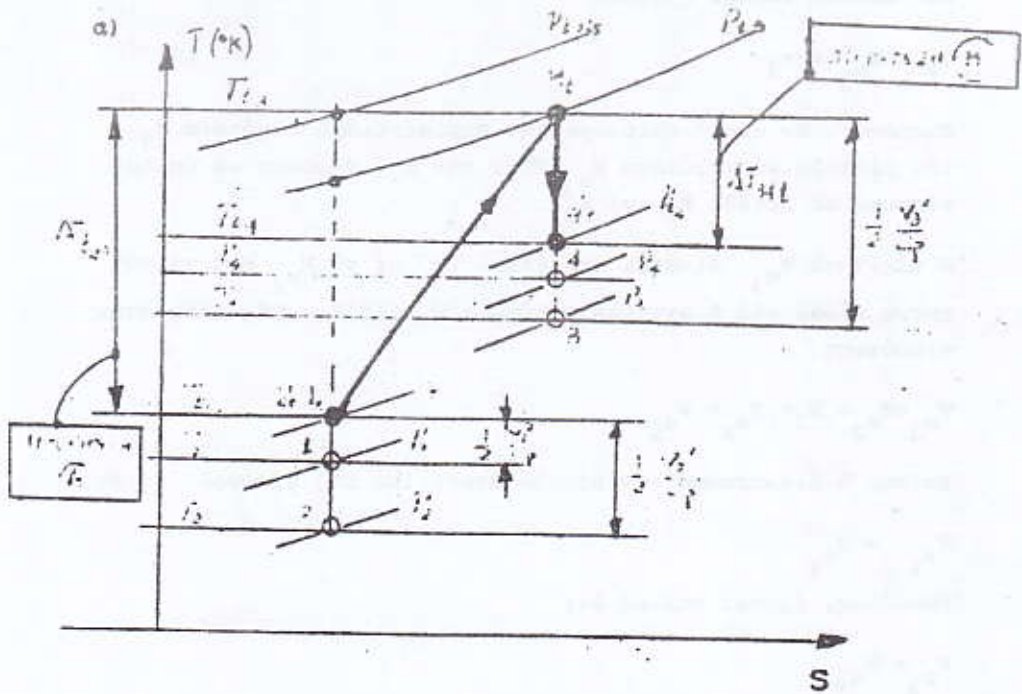
$$b_1 = 0.00347m$$

$$R_{m1} = 0.08m$$

ΣΧΗΜΑ 1



ΔΥΣΗ



Δίνεται επίσης η σχέση  $(T_{t1} - T_{t2})$

β) Οι τιμές των μεγεθών που ζητούνται θα προσδιοριστούν κατά τον εξής τρόπο:

Στο τρίγωνο ταχυτήτων εξέδου από την κινητή περυγώση Α στη θέση 3-3 έχουμε ότι

$$w_{m3} = w_3$$

Επίσης, η περιφερειακή ταχύτητα είναι στη θέση αυτή:

$$U_3 = \omega_A R_3$$

(1)

και άκομη, ισχύει ή σχέση

$$U_3 = W_{m_3} \tan \alpha_3 \quad (2)$$

Επομένως, αν προσδιορίσουμε την περιφερειακή ταχύτητα  $U_3$ , την μεσημβρινή ταχύτητα  $W_{m_3}$  και την  $\omega$ , μπορούμε να υπολογίσουμε τά μεγέθη  $R_3$  και  $a_3$ .

Η ταχύτητα  $W_{m_3}$  δίνεται ότι είναι ίση με τη  $W_{m_2}$  που ταυτόχρονα είναι ή σχετική ταχύτητα  $W_2$  εισόδου της ροής στην πτερόγωση  $A$ .

$$W_{m_3} = W_{m_2} = W_2 = V_{m_2} = V_{a_2}$$

Επίσης ή διαμόρφωση των οδηγών πτερυγίων μας εξασφαλίζει ότι:

$$V_{a_1} = V_{a_2}$$

Επομένως, έχουμε τελικά ότι

$$W_{m_3} = V_{a_1}$$

Γιά να υπολογίσουμε την άξονική ταχύτητα  $V_{a_1}$ , χρησιμοποιούμε την έξέλιωση της συνέχειας στη διατομή 1-1

$$\dot{m}_3 = \rho_1 2\pi R_{m_1} b_1 V_{a_1} \quad (3)$$

όπου

$$\dot{m}_3 = 0.02 \text{ kg/sec}$$

$$R_{m_1} = 0.08 \text{ m}$$

$$b_1 = 0.00347 \text{ m}$$

Στην έξέλιωση (3) έχουμε δύο άγνωστους, την ταχύτητα  $V_{a_1}$  και την πυκνότητα  $\rho_1$ . Από την ισεντροπική μεταβολή μεταξύ των καταστάσεων 1<sub>c</sub> και 1 έχουμε τη σχέση:

$$\frac{\rho_1}{\rho_{t_1}} = \left( \frac{T_1}{T_{t_1}} \right)^{\frac{1}{\gamma-1}} \quad (4)$$

Π16.5

$$T_2 = 288 - \frac{1}{2 \times 1004.5} \times (368.98)^2 = 220.23^\circ\text{K}$$

$$T_2 = 220.23^\circ\text{K}$$

Η ζητούμενη πίεση  $p_2$  υπολογίζεται με τον παρακάτω τρόπο:

$$p_2 = p_{t_1} \left( \frac{T_2}{T_{t_1}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 1.033 \times 10^5 \left( \frac{220.23}{288} \right)^{\frac{1.4}{0.4}} = 0.9149 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$p_2 = 0.9149 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$

Ο υπολογισμός της  $p_3$  απαιτεί την γνώση της ολικής πίεσης  $p_{t_3}$  και της  $T_3$  που υπολογίζονται κατά τον εξής τρόπο:

$$\frac{p_{t_3}}{p_{t_1}} = \pi_c = 5$$

Επομένως

$$p_{t_3} = 5 \times p_{t_1} = 5 \times 1.033 \times 10^5 = 5.165 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$p_{t_3} = 5.165 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

Επίσης

$$h_{t_3} = c_p (T_{t_3} - T_{t_2})$$

$$T_{t_3} = \frac{h_{t_3}}{c_p} + T_{t_2} = \frac{106301.4 \text{ J}}{1000} + 289 = 483.51^\circ\text{K} \quad T_{t_3} = 483.51^\circ\text{K}$$

Ακόμα

$$T_3 = T_{t_3} - \frac{1}{2 c_p} v_3^2$$

όπου

$$v_3 = \frac{W_{p_3}}{\cos \alpha_3} = \frac{95.50}{\cos 30^\circ} = 576.82 \text{ m/s}$$

$$v_3 = 576.82 \text{ m/s}$$

και επομένως

$$T_3 = T_{t_3} - \frac{1}{2 c_p} v_3^2 = 483.51^\circ\text{K} - \frac{1}{2 \times 1000} \times (576.82)^2 = 317.89^\circ\text{K} \quad T_3 = 317.89^\circ\text{K}$$

Η σχέση της ταχύτητας μεταβολής δίνει



Διαδοχικές δοκιμές υπολογίζουμε τα ακόλουθα ζεύγη τιμών:

$$\begin{aligned} v_1 &= 91.73 \text{ m/s} & A &= 28.43 \text{ m/s} \\ v_1 &= 80.00 \text{ m/s} & A &= 77.8 \text{ m/s} \\ v_1 &= 100.00 \text{ m/s} & A &= 95.74 \text{ m/s} \\ v_1 &= 95.50 \text{ m/s} & A &= 91.5 \text{ m/s} \end{aligned}$$

Οι διαδοχικές δοκιμές μας δίνουν τιμή για την άξονική ταχύτητα εισόδου

$$v_{a1} = 95.50 \text{ m/s}$$

Επομένως έχουμε προσδιορίσει την μεσημβρινή ταχύτητα  $w_{m3}$  η οποία είναι ίση και με την  $w_3$

$$w_2 = v_{m2} = v_{a1} = w_3 = w_{m3} = 95.50 \text{ m/s}$$

Από τη σχέση που εκφράζει την μεταβολή της ολικής ένθαπλίας στην περύγωση  $A$  έχουμε:

$$\Delta h_{t23} = \frac{c_p T_{t2}}{(\eta_{t-t})_A} \left[ \pi_c \frac{\gamma-1}{\gamma} - 1 \right] \quad (9)$$

Η μεταβολή στα όδηγά περύγεια από τη θέση 1 στη θέση 2 γίνεται χωρίς έναλλαγή έργου και έτσι:

$$T_{t1} = T_{t2} \quad \eta \quad T_{t2} = 288^\circ \text{K}$$

Αντικαθιστώντας τα γνωστά μεγέθη στην (9) παίρνουμε

$$\Delta h_{t23} = \frac{1004.5 \times 288}{0.86} \left[ 5 \frac{1.4-1}{1.4} - 1 \right] = 196391.49 \text{ m}^2/\text{s}^2 \quad \Delta h_{t23} = 196391 \text{ m}^2/\text{s}^2$$

Επίσης, η ίδια ενεργειακή μεταβολή εκφράζεται σύμφωνα με την σχέση του EULER:

$$\Delta h_{t23} = u_3 v_{u3} - u_2 v_{u2} \quad (10)$$

Από τη δοθείσα μορφή των τριγώνων των ταχυτήτων στις θέσεις (2) και (3) έχουμε ότι

$$v_{u_2} = u_2$$

$$v_{u_3} = u_3$$

Οπότε και η σχέση (10) μετατρέπεται σε:

$$\Delta h_{t_{23}} = u_3^2 - u_2^2$$

Από τις σχέσεις

$$u_3 = \omega_A R_{m_3}$$

$$u_2 = \omega_A R_{m_2}$$

και αντικαθιστώντας

$$\Delta h_{t_{23}} = \omega_A^2 R_{m_3}^2 - \omega_A^2 R_{m_2}^2$$

ή

$$\Delta h_{t_{23}} = \omega_A^2 (R_{m_3}^2 - R_{m_2}^2) \quad (11)$$

Τό τρίγωνο ταχυτήτων στην είσοδο της κινητής πτερύγωσης (Α) έχει  $\alpha_2 = 75^\circ$ ,  $\beta_2 = 0^\circ$  και  $w_2 = v_{m_2} = 95.50 \text{ m/s}$ .

Με τὰ στοιχεία αυτά υπολογίζουμε τήν περιφερειακή ταχύτητα στην είσοδο της Α.

$$u_2 = v_{u_2} = v_{m_2} \times \tan \alpha_2 = 95.50 \times \tan 75^\circ = 356.41 \text{ m/s}$$

$$u_2 = 356.41 \text{ m/s}$$

Ακόμη υπολογίζουμε τήν γωνιακή ταχύτητα περιστροφής

$$\omega_A = \frac{u_2}{R_{m_2}} = \frac{356.41}{0.08} = 4455.125 \text{ sec}^{-1}$$

$$\omega_A = 4455.125 \text{ sec}^{-1}$$

Στήν Εξίσωση (11) έχουμε μόνο άγνωστο τήν ζητούμενη Διεύθυνση  $R_{m_3}$  και επομένως:

$$R_{m_3}^2 = \frac{\Delta h_{t_23}}{\omega_A^2} + R_{m_2}^2 = \frac{196391.49}{(4455.125)^2} + (0.08)^2 = 0.01629m^2 \quad R_{m_3} = 0.1277m$$

Η περιφερειακή ταχύτητα στη θέση εξόδου από την Α είναι:

$$U_3 = \omega_A R_{m_3} = 4455.125 \times 0.1277 = 568.92m/s$$

Και από το τρίγωνο ταχυτήτων εξόδου στη θέση 3-3

$$\tan \alpha_3 = \frac{U_3}{W_{m_3}} = \frac{568.92}{95.50} = 5.957$$

και

$$\alpha_3 = \arctan 5.957 = 80.47^\circ$$

$$\alpha_3 = 80.47^\circ$$

γ) Οι στατικές πιέσεις  $P_1$ ,  $P_2$ ,  $P_3$

Η στατική πίεση στη διατομή 1-1 βρίσκεται από τη σχέση της ίσεντροπικής μεταβολής

$$\frac{P_1}{P_{t_1}} = \left( \frac{T_1}{T_{t_1}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}}$$

Όπου από τη σχέση (5) η θερμοκρασία  $T_1$  είναι

$$T_1 = T_{t_1} - \frac{1}{2C_p} V_{a_1}^2 = 288 - \frac{1}{2 \times 1004.5} 95.5^2 = 283.46^\circ K \quad T_1 = 283.46^\circ K$$

Άρα

$$P_1 = P_{t_1} \left( \frac{T_1}{T_{t_1}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 1.033 \times 10^5 \times \left( \frac{283.46}{288} \right)^{\frac{1.4}{0.4}} = 0.9771 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$P_1 = 0.9771 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$

Με όμοιο τρόπο

$$T_2 = T_{t_1} - \frac{1}{2C_p} V_2^2$$

όπου

$$V_2 = V_{a_2} / \cos \alpha_2 = 95.5 / \cos 75^\circ = 368.98m/s$$

$$V_2 = 368.98m/s$$

και



$$T_2 = 288 - \frac{1}{2 \times 1004.5} \times (368.98)^2 = 220.23^\circ\text{K} \quad T_2 = 220.23^\circ\text{K}$$

Η ζητούμενη πίεση  $p_2$  υπολογίζεται με τον παρακάτω τρόπο:

$$p_2 = p_{t_1} \left( \frac{T_2}{T_{t_1}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 1.033 \times 10^5 \left( \frac{220.23}{228} \right)^{\frac{1.4}{0.4}} = 0.9149 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$p_2 = 0.9149 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$

Ο υπολογισμός της  $p_3$  απαιτεί την γνώση της ολικής πίεσης  $p_{t_3}$  και της  $T_3$ , που υπολογίζονται κατά τον έξης τρόπο:

$$\frac{p_{t_3}}{p_{t_1}} = \pi_c = 5$$

Επομένως

$$p_{t_3} = 5 \times p_{t_1} = 5 \times 1.033 \times 10^5 = 5.165 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 \quad p_{t_3} = 5.165 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$

Επίσης

$$\Delta h_{t_{23}} = c_p (T_{t_3} - T_{t_2})$$

$$T_{t_3} = \frac{\Delta h_{t_{23}}}{c_p} + T_{t_2} = \frac{196391.49}{1004.5} + 288 = 483.51^\circ\text{K} \quad T_{t_3} = 483.51^\circ\text{K}$$

Ακόμα

$$T_3 = T_{t_3} - \frac{1}{2c_p} v_3^2$$

όπου

$$v_3 = \frac{w_{m_3}}{\cos \alpha_3} = \frac{95.50}{\cos 80.47} = 576.82 \text{ m/s} \quad v_3 = 576.82 \text{ m/s}$$

και επομένως

$$T_3 = T_{t_3} - \frac{1}{2c_p} v_3^2 = 483.51 - \frac{1}{2 \times 1004.5} \times (576.82)^2 = 317.89^\circ\text{K} \quad T_3 = 317.89^\circ\text{K}$$

Η σχέση της (αεντροπικής) μεταβολής δίνει

• Η σχέση της ισοεντροπικής μεταβολής δίνει

$$p_3 = p_{t_3} \left( \frac{T_3}{T_{t_3}} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 5.165 \times 10^5 \left( \frac{317.89}{483.51} \right)^{\frac{1.4}{0.4}} =$$

$$= 1.1902 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$p_3 = 1.1902 \times 10^5 \frac{\text{Nt}}{\text{m}^2}$$

δ) Στατική πίεση  $p_4$  και γωνία έξοδου  $\alpha_4$ .  
Δίνεται ότι

$$\omega_B = \frac{\omega_A}{2} = \frac{4455.125}{2} = 2227.5625 \text{ sec}^{-1}$$

• Επίσης η περιφερειακή ταχύτητα περιστροφής στην είσοδο της δεύτερης κινητής πτερόγωσης είναι:

$$U_3 = \omega_B \times R_{m_3} = 2227.5625 \times 0.1277 = 284.46 \text{ m/s} \quad U_3 = 284.46 \text{ m/s}$$

• Η σχετική ταχύτητα εισόδου στην Β' κινητή πτερόγωση υπολογίζεται από τη σχέση

$$W_3 = \sqrt{W_{m_3}^2 + W_{u_3}^2} = \sqrt{W_{m_3}^2 + U_3^2} =$$

$$= \sqrt{(95.5)^2 + (284.46)^2} = 300.06 \text{ m/s} \quad W_3 = 300.06 \text{ m/s}$$

• Η γωνία  $\beta_3'$  είναι:

$$\beta_3' = \arctan \frac{U_3}{W_{m_3}} = \arctan \frac{284.46}{95.5} = 71.44^\circ \quad \beta_3' = 71.44^\circ$$

• Επειδή μας δίνεται ότι η απόκλιση της ροής στην κινητή πτερόγωση  $\bar{\alpha}$  είναι διπλάσια από τη γωνία  $\beta_3'$ , η γωνία  $\beta_4$  θα είναι όπως φαίνεται και από το σχήμα (1)

$$\beta_4 = -71.44^\circ$$

• Από τα τρίγωνα ταχυτήτων στην είσοδο και στην έξοδο της κινητής πτερόγωσης Β' έχουμε ότι:

$$W_{u_4} = U_3 = 284.46 \text{ m/s}$$

Στό σχήμα (1) δίνεται ότι

$$R_4 = 1.2R_3 = 1.2 \cdot 0.1277 = 0.15324\text{m} \quad R_4 = 0.15324\text{m}$$

Σ'αυτήν τήν ακτίνα ή περιφερειακή ταχύτητα είναι:

$$U_4 = \omega_B R_4 = 2227.565 \cdot 0.15324 = 341.35\text{m/s} \quad U_4 = 341.35\text{m/s}$$

καί επομένως

$$V_{u_4} = U_4 - W_{u_4} = 341.35 - 284.46 = 56.89\text{m/s} \quad V_{u_4} = 56.89\text{m/s}$$

όπως ακόμα:

$$\alpha_4 = \arctan \frac{V_{u_4}}{V_{m_4}} = \arctan \frac{56.89}{95.50} = 30.78^\circ \quad \alpha_4 = 30.78^\circ$$

καί

$$V_4 = \frac{V_{m_4}}{\cos \alpha_4} = \frac{95.50}{\cos 30.78} = 111.16\text{m/s} \quad V_4 = 111.16\text{m/s}$$

Τό έργο στήν κινητή περύγωση Β υπολογίζεται από τή σχέση:

$$\begin{aligned} \Delta h_{t_{34}} &= U_4 V_{u_4} - U_3 V_{u_3} = \\ &= 341.35 \times 56.89 - 284.46 \times 568.92 = -142415.58 \text{m}^2/\text{s}^2 \end{aligned}$$

Τό άρνητικό σημείο αυτό έπισημαίνει ότι ή κινητή περύγωση Β δίνει ένέργεια στόν άξονα καί επομένως λειτουργεί σάν στρόβιλος.

Η μεταβολή τών όλικών μεγεθών έκφράζεται επίσης από τή σχέση:

$$\begin{aligned} \Delta h_{t_{34}} &= C_p (T_{t_4} - T_{t_3}) \\ \eta \quad T_{t_4} &= \frac{\Delta h_{t_{34}}}{C_p} + T_{t_3} = - \frac{142415.58}{1004.5} + 483.51 = 341.73^\circ\text{K} \quad T_{t_4} = 341.73^\circ\text{K} \end{aligned}$$



Η στατική θερμοκρασία επίσης είναι:

$$T_4 = T_{t_4} - \frac{1}{2C_p} V_4^2 = 341.73 - \frac{111.16^2}{2 \times 1004.5} = 335.58^\circ\text{K} \quad T_4 = 335.58^\circ\text{K}$$

Επειδή για την κινητή περσόωση B δίνεται ότι  $(\eta_{t-t})_B = 1.0$  ή έκτόωση είναι ίσεντροπική και έτσι:

$$\frac{P_{t_4}}{P_{t_3}} = \left(\frac{T_{t_4}}{T_{t_3}}\right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}}$$

Επίσης, η στατική πίεση  $p_4$  είναι:

$$P_4 = P_{t_3} \left(\frac{T_4}{T_{t_3}}\right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 5.165 \times 10^5 \left(\frac{335.58}{483.57}\right)^{\frac{1.4}{0.4}} = 1.438 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$P_4 = 1.438 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

Η όλική πίεση, αντίστοιχα, είναι

$$P_{t_4} = P_{t_3} \left(\frac{T_{t_4}}{T_{t_3}}\right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = 5.165 \times 10^5 \left(\frac{341.73}{483.57}\right)^{\frac{1.4}{0.4}} = 1.533 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$P_{t_4} = 1.533 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

ε) Το έργο  $(\Delta h_{t_{24}})$  με το οποίο τροφοδοτείται ο άξονας της μηχανής θα είναι το άλγεβρικό άθροισμα των ενεργειακών μεταβολών στις περυγώσεις A και B.

Ο υπολογισμός δίνει

$$\Delta h_{t_{24}} = \Delta h_{t_{23}} + \Delta h_{t_{34}} = 196391.49 - 142415.58 = 53975.91 \text{ m}^2/\text{s}^2$$

$$\Delta h_{t_{24}} = 53975.91 \text{ m}^2/\text{s}^2$$

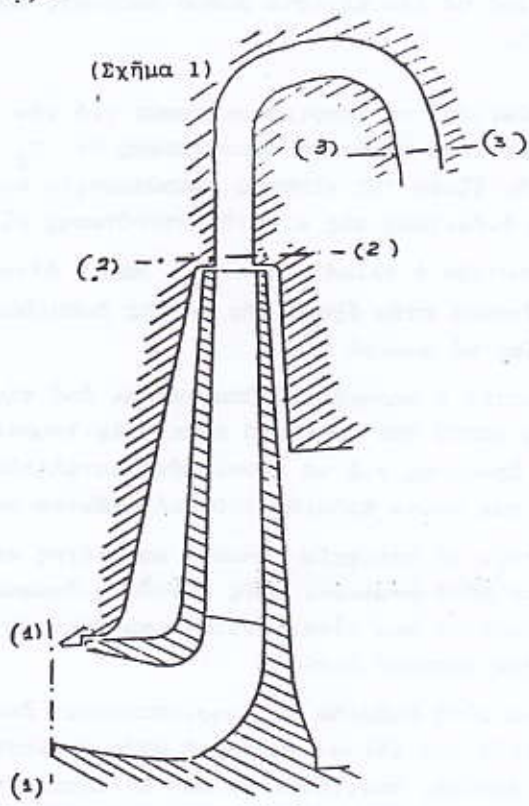
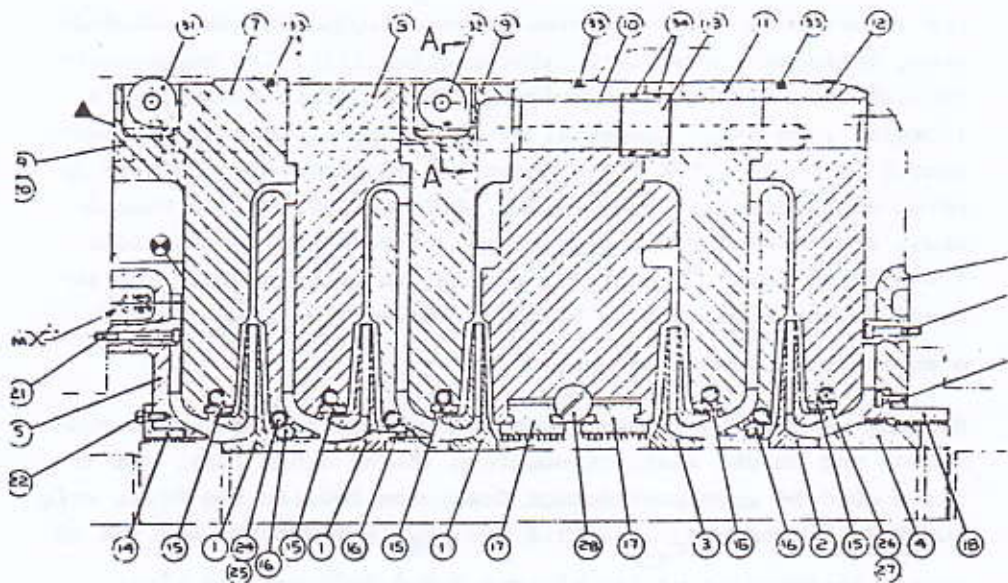
ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 17

Γιά τή μεταφορά φυσικοῦ ἀερίου χρησιμοποιοῦμε συνήθως πολυβάθμιους ἀκτινικούς συμπιεστές (βλέπε σχῆμα (1)). Στή συγκεκριμένη περίπτωση ἔχουμε νά συμπιέσουμε φυσικό ἀέριο παροχῆς  $m_s = 130 \text{ kg/s}$ , τό ὁποῖο βρίσκεται σέ πίεση  $p_t = 50 \text{ bar}$  καί θερμοκρασία  $T_t = 327.15^\circ \text{K}$ . Ὁ ριζμένα ἀπό τά χαρακτηριστικά τοῦ ἀερίου αὐτοῦ δίνονται στά σχήματα (3.9) καί (3.10) τῶν σημειώσεων. Δίνεται ἀκόμη ὅτι ἡ παγκόσμια σταθερά τῶν ἀερίων εἶναι  $R = 8312.6 \text{ m}^2 \text{ kg/s}^2, ^\circ \text{K, kmole}$  καί ὅτι τό μοριακό βάρος τοῦ φυσικοῦ ἀερίου εἶναι  $M.W. = 16.852 \text{ kg/kmole}$  ( $R_g = Z \frac{R}{M.W.}$  ὅπου  $Z$  ὁ συντελεστής συμπίεστότητας).

Θέλουμε νά προσδιορίσουμε τήν πρώτη βαθμίδα τοῦ ἀκτινικοῦ συμπιεστή πού θά μᾶς κάνει τή συμπίεση (βλέπε σχῆμα (2)). Γιά τό σκοπό αὐτό θά χρησιμοποιήσουμε ὑπάρχουσα βαθμίδα πού δίνει στίς συνθήκες ἀναφοράς  $\pi_{C_{REF}} = 1.8$  γιά  $N_{REF} = 10000 \text{ RPM}$  καί γιά τό σημείο λειτουργίας μέ τόν μέγιστο βαθμό ἀπόδοσης πού εἶναι  $(\eta_{is})_{C_{REF}} = 0.78$ .

Τό ὕλικό πού πρόκειται νά χρησιμοποιήσουμε γιά τήν κατασκευή μᾶς περιορίζει τήν μέγιστη ταχύτητα περιστροφῆς σέ  $U_2 = 270 \text{ m/s}$  ὅπου (2) ἡ διατομή στήν ἔξοδο τῆς κινητῆς πτερυγώσης). Στήν περίπτωση πού ἡ ἔξωτερική διάμετρος τῆς κινητῆς πτερυγώσης εἶναι  $D_2 = 0.5 \text{ m}$ :

- α) Νά προσδιοριστοῦν ἡ ὀλική πίεση  $p_{t_3}$  καί ἡ ὀλική θερμοκρασία  $T_{t_3}$  πού θά ἔχουμε στήν ἔξοδο τῆς πρώτης βαθμίδας στήν περίπτωση λειτουργίας μέ φυσικό ἀέριο.
- β) Νά προσδιοριστεῖ ἡ παροχή πού ἀπαιτεῖται ἀπό τήν ὑπάρχουσα βαθμίδα στίς 10000 RPM καί στό σημείο λειτουργίας μέ τό μέγιστο βαθμό ἀπόδοσης γιά νά εἶναι αὐτή κατάλληλη γιά νά χρησιμοποιηθεῖ σάν πρώτη βαθμίδα τοῦ πολυβάθμιου συμπιεστή.
- γ) Νά υπολογιστοῦν τά στοιχεῖα (παροχή καί λόγος πιέσεων) τῆς βαθμίδας ὅταν αὐτή δουλεύει στίς συνθήκες ἀναφοράς καί σέ σημείο λειτουργίας πού εἶναι ἀντίστοιχο ἐκείνου πού ἀπαιτεῖ ἡ μεταφορά τοῦ φυσικοῦ ἀερίου.
- δ) Μπορεῖ ἡ ἴδια αὐτή βαθμίδα νά χρησιμοποιηθεῖ ὅπως ἔχει σάν δεύτερη βαθμίδα τοῦ ἴδιου συμπιεστή στήν περίπτωση τοῦ φυσικοῦ ἀερίου; Φυσικά, ἀπαιτοῦμε νά μήν ἀλλάξουν τιμή τά χαρακτηριστικά ἐκεῖνα πού μᾶς ἐπιτρέπουν νά ἐξακολουθοῦμε νά ἐργαζόμαστε μέ τόν μέγιστο βαθμό ἀπόδοσης.  
Νά δοθοῦν ἐξηγήσεις γιά τή θετική ἢ ἀρνητική ἀπάντηση.



(Σχήμα 2)



ΛΥΣΗ

## Α. ΠΡΟΚΑΤΑΡΚΤΙΚΟΙ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΙ

Για τους υπολογισμούς μας ενδιαφερόμαστε για τις ακόλουθες περιπτώσεις λειτουργίας:

α) Λειτουργία της βαθμίδας σε συνθήκες άναφορας και με χαρακτηριστικά μεγέθη:

$$\gamma = 1.4, \quad R_g = 287.04 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K} \quad C_p = 1004 \text{ m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K}$$

$$P_{t_1, \text{REF}} = 1.0332 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2, \quad T_{t_1, \text{REF}} = 288.0 \text{ } ^\circ\text{K}$$

σημείο λειτουργίας με λόγο πιέσεων  $\pi_{C, \text{REF}} = 1.8$  σε στροφές  $N_{\text{REF}} = 10000 \text{ RPM}$ .

Για τό σημείο αυτό λειτουργίας ξέρουμε ότι έχουμε τον μέγιστο βαθμό απόδοσης  $\eta_{is, C, \text{REF}} = 0.78$  και ότι η περιφερειακή ταχύτητα είναι

$$U_{2, \text{REF}} = \frac{\pi N_{\text{REF}}}{60} D_2 = \frac{\pi 10000}{60} 0.5 = 261.80 \text{ m/s} \quad U_{2, \text{REF}} = 261.80 \text{ m}$$

β) Λειτουργία με φυσικό αέριο στις συνθήκες εισόδου που δίνονται ως εξής:

$$m_s = 130 \text{ kg/s}$$

$$m_s = 130 \text{ kg/s}$$

$$P_{t_1} = 50 \text{ bar} = 50 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$P_{t_1} = 50 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

$$T_{t_1} = 327.15 \text{ } ^\circ\text{K} = 327.15 - 273.15 = 54 \text{ } ^\circ\text{C}$$

$$T_{t_1} = 54 \text{ } ^\circ\text{C}$$

Γνωρίζοντας την παγκόσμια σταθερά

$$R = 8312.6 \frac{\text{m}^2}{\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K}} \frac{\text{kg}}{\text{kmole}}$$

ή σταθερά του φυσικού αερίου υπολογίζεται κάθε φορά από τη σχέση

$$R_{g\varphi} = z \frac{R}{M.W.}$$

όπου  $z$  είναι ο συντελεστής συμπιεστότητας (σχ.3.10)  
 εκφράζεται σε συνάρτηση των  $p_{t_1}$  και  $T_{t_1}$ . Στη περί-  
 πτωσή μας ( $p_{t_1} = 50\text{bar}$ ,  $T_{t_1} = 54^\circ\text{C}$ )

$$z = 0.87$$

$$z = 0.87$$

δίνεται ακόμη ότι το μοριακό βάρος είναι

$$M.W. = 16.852\text{kg/kmole}$$

και έχουμε

$$R_{g\varphi} = 0.87 \frac{8312.6}{16.852} = 429.14\text{m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K}$$

$$R_{g\varphi} = 429.14 \frac{\text{m}^2}{\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K}}$$

Από το σχήμα (3.9) για τις ίδιες συνθήκες  
 ( $p_{t_1} = 50\text{bar}$ ,  $T_{t_1} = 54^\circ\text{C}$ ) έχουμε:

$$\gamma_\varphi = 1.245$$

$$\gamma_\varphi = 1.245$$

Με τις τιμές αυτές υπολογίζουμε το συντελεστή

$C_{P_\varphi}$  για το φυσικό αέριο

$$C_{P_\varphi} = \frac{\gamma_\varphi}{\gamma_\varphi - 1} R_{g\varphi} = \frac{1.245}{1.245 - 1} \times 429.14 = 2180.73\text{m}^2/\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K}$$

$$C_{P_\varphi} = 2180.73 \frac{\text{m}^2}{\text{s}^2, \text{ } ^\circ\text{K}}$$

Από την όριακή περιφερειακή ταχύτητα λειτουργίας  
 που δίνεται ίση με

$$U_{2\varphi} = 27\text{m/s}$$

και από την διάμετρο της  $D_2$  που δίνεται ίση με

$$D_2 = 0.50\text{m}$$

μπορούμε να υπολογίσουμε τις στροφές στις οποίες  
 θα λειτουργήσουμε για το φυσικό αέριο και οι οποίες  
 είναι:

$$j_{2\varphi} = \omega_\varphi \frac{D_2}{2} = \frac{2\pi n_\varphi}{60} \frac{D_2}{2}$$

$$n_\varphi = \frac{U_{2\varphi} \times 60}{\pi D_2} = \frac{270 \times 60}{\pi \times 0.5} = 10313.24 \text{ RPM}$$

$$N_\varphi = 10313.24\text{RPM}$$

Τό σημείο λειτουργίας πού θέλουμε γιά τό φυσικό αέριο είναι εκείνο πού έχει μέγιστο βαθμό απόδοσης. Σύμφωνα μέ όσα ξέρουμε από τή θεωρία άν διατηρήσουμε τό  $k_{is}$  καί τό  $\varphi_{av}$  (μιλάμε γιά άκτινικό συμπιεστή) σταθερά μέ πλατύ διάστημα άριθμών  $Re$  καί άριθμών  $Mach$  ό βαθμός απόδοσης διατηρείται σχεδόν ό ίδιος.

Επομένως έφ' όσον ζητάμε νά λειτουργήσουμε μέ τόν μέγιστο βαθμό απόδοσης, αυτός θά είναι ίσος μέ 0.78 καί θά έπιτευχθεί έφ' όσον διατηρήσουμε τό  $k_{is}$  καί τό  $\varphi_{av}$  πού άντιστοιχεί στό βαθμό αυτό απόδοσης.

γ) Λειτουργία στίς συνθήκες άναφοράς σέ σημείο αντίστοιχο εκείνου στό όποιο λειτουργούμε όταν έχουμε φυσικό αέριο.

• Η άντιστοιχία στροφών προσδιορίζεται από τή σχέση (3.33).

Έτσι έχουμε:

$$N_{REF}^- = \frac{N\phi}{\sqrt{\theta}}$$

όπου  $\sqrt{\theta}$  ύπολογίζεται από τή σχέση (3.29).

$$\sqrt{\theta} = \frac{\sqrt{\gamma\phi R_g T_1}}{340.17} = \frac{\sqrt{1.245 \times 429.14 \times 327.15}}{340.17} =$$

$$= \frac{418.08}{340.17} = 1.23$$

$$\sqrt{\theta} = 1.23$$

έτσι

$$N_{REF}^- = \frac{10313.24}{1.23} = 8384.7RPM$$

$$N_{REF}^- = 8384.7RPM$$

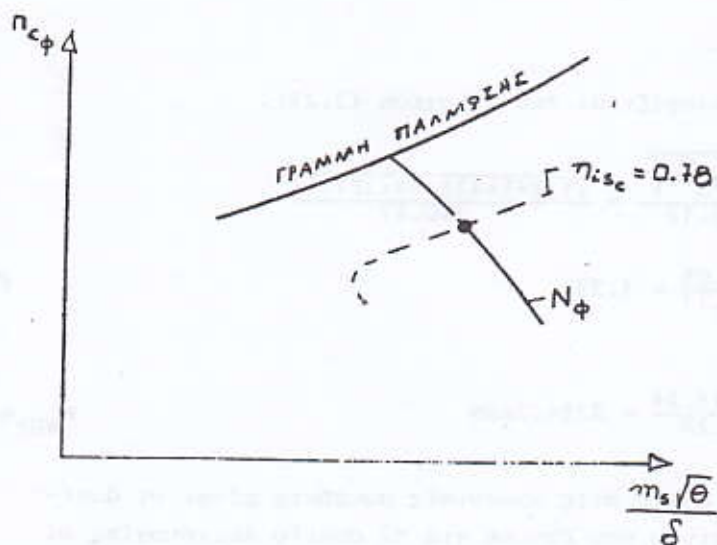
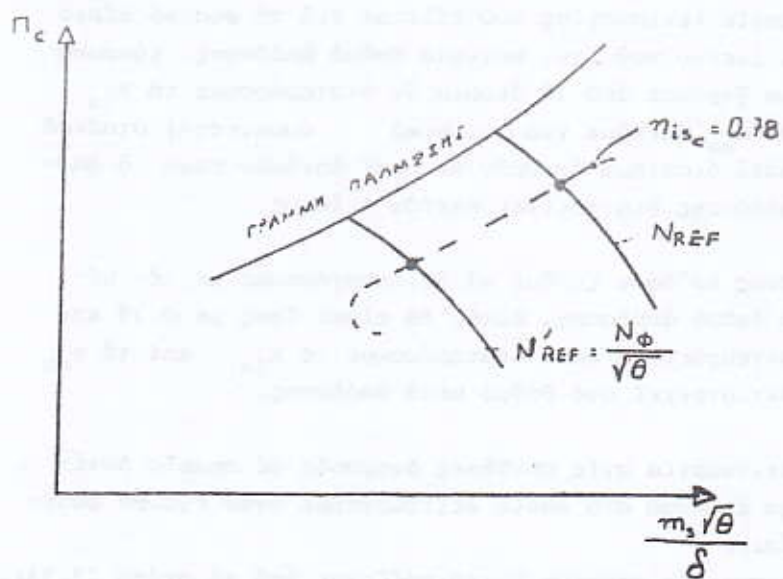
Οι στροφές αυτές στίς κανονικές συνθήκες είναι οι αντίστοιχες εκείνων πού έχουμε γιά τό σημείο λειτουργίας σέ φυσικό αέριο. Η άντιστοιχία προσδιορίζεται καί έδω μέ τό ίδιο  $k_{is}$  καί  $\varphi_{av}$  πού θά μάς δώσει τόν ίδιο βαθμό απόδοσης  $\eta_{is} = 0.78$ .

• Η άντίστοιχη περιφερειακή ταχύτητα είναι:

$$U_{2,REF}^- = \frac{\pi N_{REF}^-}{60} D_2 = \frac{\pi 8384.7}{60} \times 0.5 = 219.5m/s$$

$$U_{2,REF}^- = 219.5m/s$$





ΣΧΗΜΑ 3

Τά σημεία λειτουργίας των τριών περιπτώσεων που εξετάσαμε παρουσιάζονται στο σχήμα (3) στα πεδία των χαρακτηριστικών του συμπιεστή για άερα με  $\gamma = 1.4$  και για το φυσικό αέριο.

Όπως είπαμε και προηγουμένως η διατήρηση του βαθμού απόδοσης  $\eta_{isC}$  σταθερού και στις τρεις περιπτώσεις μας οδηγεί (Σημ. σελ. 3-22 και 3-25) να δεχθούμε ότι θά έχουμε επίσης σταθερές τις ποσότητες  $k_{is2}$  και  $\varphi_{av}$  όπως ορίζονται στις σχέσεις (3.38) και (3.45) για την περίπτωση άκτινικού συμπιεστή. Επομένως θά έχουμε:

$$k_{is2} = \frac{C_p T_{t1} \left[ (P_{t3}/P_{t1})^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1 \right]}{U_2^2} = \text{σταθερό} \quad (1)$$

$$\varphi_{av} = m_s R g \frac{T_{t1}}{P_{t1}} \left( 1 + \frac{v_{t3}}{v_{t1}} \right) \frac{1}{2A_2 U_2} = \text{σταθερό} \quad (2)$$

όπου

$$\frac{v_{t3}}{v_{t1}} = \frac{1+x_C/\eta_{isC}}{\gamma/\gamma-1} \quad (3)$$

και

$$x_C = k_{is2} (\gamma-1) \left( \frac{U_2}{a_{t1}} \right)^2 \quad (4)$$

Η ταχύτητα του ήχου στις όλικες συνθήκες είναι για τις περιπτώσεις (α) και (γ)

$$a_{t1} = \sqrt{\gamma R_g T_{t1_{REF}}} = \sqrt{1.4 \times 287.04 \times 288} = 340.19 \text{ m/s} \quad a_{t1} = 340.19 \text{ m/s}$$

και για την περίπτωση (β)

$$a_{t1\phi} = \sqrt{\gamma \phi R_g T_{t1}} = \sqrt{1.245 \times 429.14 \times 327.15} = 418.08 \text{ m/s} \quad a_{t1\phi} = 418.08 \text{ m/s}$$

Από τα μεγέθη που υπολογίσαμε στην (α) περίπτωση λειτουργίας έχουμε ότι (σχέση (1))

$$k_{is_2} = \frac{1004 \times 288 \times \left[ \frac{0.4/1.4}{(261.80)^2} - 1 \right]}{(261.80)^2} = 0.771$$

$$k_{is_2} = 0.771$$

Η τιμή αυτή του συντελεστή φόρτισης  $k_{is_2}$  θα παραμείνει σταθερή και για τις άλλες συνθήκες λειτουργίας.

Αν χρησιμοποιήσουμε την σχέση (1) για την (B) περίπτωση λειτουργίας έχουμε

$$0.771 = \frac{2180.73 \times 327.15 \times \left[ \frac{0.245/1.245}{(p_{t_3}/p_{t_1})} - 1 \right]}{(270)^2}$$

και λύνοντας ως προς  $p_{t_3}/p_{t_1}$  έχουμε

$$\pi_{C_\phi} = \frac{p_{t_3}}{p_{t_1}} = \left[ \frac{0.771 \times (270)^2}{2180.73 \times 327.15} + 1 \right]^{\frac{1.245}{0.245}} = 1.47 \quad \pi_{C_\phi} = \frac{p_{t_3}}{p_{t_1}} = 1.47$$

Επομένως η ζητούμενη πίεση  $p_{t_3}$  θα είναι:

$$p_{t_3} = \pi_{C_\phi} \times p_{t_1} = 1.47 \times 50 \times 10^5 = 73.5 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 \quad p_{t_3} = 73.5 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2$$

Ενώ από τη σχέση (3.42) έχουμε ότι:

$$\frac{p_{t_3}}{p_{t_1}} = (1 + x_C)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}}$$

και επομένως για το φυσικό αέριο

$$x_{C_\phi} = \left( \frac{p_{t_3}}{p_{t_1}} \right)^{\frac{\gamma_\phi-1}{\gamma_\phi}} - 1 = (1.47)^{\frac{0.245}{1.245}} - 1 = 0.0788 \quad x_{C_\phi} = 0.0788$$

Έτσι από την εξίσωση (3.43) παίρνουμε:

$$\left( \frac{T_{t_3}}{T_{t_1}} \right)_\phi = 1 + \frac{x_{C_\phi}}{\eta_{is_C}} = 1 + \frac{0.0788}{0.78} = 1.101 \quad \left( \frac{T_{t_3}}{T_{t_1}} \right)_\phi = 1.101$$

και η ζητούμενη ολική θερμοκρασία στην έξοδο είναι:



$$T_{t_3} = 1.101 \times T_{t_1} = 1.101 \times 327.15 = 360.19^\circ\text{K}$$

$$T_{t_3} = 360.19^\circ\text{K}$$

Β. Προσδιορισμός της παροχής στις συνθήκες άναφο-  
ρας με  $N_{REF} = 10000\text{RPM}$ .

Η σχέση (2) για την (β) περίπτωση λειτουργίας γράφε-  
ται:

$$2A_2\varphi_{av} = m_s R_g \varphi \frac{T_{t_1}}{P_{t_1}} \left(1 + \frac{v_{t_3}}{v_{t_1}}\right) \varphi \frac{1}{U_{2\varphi}} \quad (6)$$

Υπολογίζουμε από την εξίσωση (3.44) τό μέγεθος

$$\left(\frac{v_{t_3}}{v_{t_1}}\right) \varphi = \left(\frac{T_{t_3}/T_{t_1}}{P_{t_3}/P_{t_1}}\right) \varphi = \frac{1.101}{1.47} = 0.749 \quad \left(\frac{v_{t_3}}{v_{t_1}}\right) \varphi = 0.749$$

καί η εξίσωση (6) δίνει

$$2A_2\varphi_{av} = 130 \times 429.14 \times \frac{327.15}{50 \times 10^5} (1 + 0.749) \frac{1}{270} = 0.0236\text{m}^2$$

$$2A_2\varphi_{av} = 0.0236\text{m}^2$$

Επειδή η γεωμετρία παραμένει σταθερή ή ποσότητα

$2A_2\varphi_{av}$  θα παραμένει σταθερή για τις τρεις περιπτώ-  
σεις λειτουργίας.

Τή σχέση (2) τή χρησιμοποιούμε για τή περίπτωση συνθηκών

(α) λειτουργίας και έχουμε

$$0.0236 = m_{s_{REF}} R_g \varphi \frac{T_{t_1}}{P_{t_1}} \left(1 + \frac{v_{t_3}}{v_{t_1}}\right)_{REF} \frac{1}{U_{2_{REF}}} \quad (7)$$

Εφ' όσον

$$x_{C_{REF}} = \left(\frac{P_{t_3}}{P_{t_1}}\right)_{REF}^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1 = (1.8)^{\frac{0.4}{1.4}} - 1 = 0.183$$

$$x_{C_{REF}} = 0.183$$

έχουμε από τή σχέση (3)

$$\frac{v_{t_3}}{v_{t_1}} = \frac{1 + 0.183/0.78}{1.4/0.4} = \frac{1.235}{1.8} = 0.686$$

$$\frac{v_{t_3}}{v_{t_1}} = 0.686$$

Επομένως από τη σχέση (7) δίνει την παροχή  $m_{s\_REF}$  στις συνθήκες λειτουργίας (α)

$$m_{s\_REF} = \frac{0.0236 \times 261.8 \times 1.0332 \times 10^5}{287.04 \times 288 (0.686 + 1)} = 4.58 \text{ kg/s} \quad m_{s\_REF} = 4.58 \text{ kg/s}$$

Γ. Υπολογισμός παροχής και λόγου πιέσεων για τη λειτουργία με  $N_{REF} = 8384.7 \text{ RPM}$

Καί πάλι θα χρησιμοποιήσουμε τό ότι τό  $k_{is_2}$  παραμένει σταθερό και για τά τρία σημεία λειτουργίας και από τη σχέση (1) έχουμε

$$\left(\frac{P_{t_3}}{P_{t_1}}\right) = \left[ \frac{k_{is_2} (U_{2REF}')^2}{C_{pT} T_{t_1}} + 1 \right]^{\frac{\gamma}{\gamma-1}}$$

$$\eta \quad \left(\frac{P_{t_3}}{P_{t_1}}\right) = \left[ \frac{0.771 \times (219.5)^2}{1004 \times 288} + 1 \right]^{1.4/0.4} = 1.527 \quad \pi_{C\_REF} = \left(\frac{P_{t_3}}{P_{t_1}}\right) = 1.527$$

Εφ' όσον

$$x_C = (\pi_C)_{REF}^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1 = (1.527)^{\frac{0.4}{1.4}} - 1 = 0.1286 \quad x_C = 0.1286$$

έχουμε ότι:

$$\left(\frac{v_{t_3}}{v_{t_1}}\right) = \frac{1 + 0.1286/0.78}{\pi_{C\_REF}} = \frac{1.1649}{1.527} = 0.7628 \quad \left(\frac{v_{t_3}}{v_{t_1}}\right) = 0.7628$$

Επομένως η σχέση (2) γράφεται για την περίπτωση (γ) λειτουργίας ως εξής:

$$0.0236 = m_{s\_REF}' R_g \frac{T_{t_1}}{P_{t_1}} \left(1 + \frac{v_{t_3}}{v_{t_1}}\right) \frac{1}{U_{2REF}'}$$

ή

$$m_{s\_REF}' = \frac{0.0236 \times 1.0332 \times 10^5 \times 219.5}{288 \times 287.04 \times (1 + 0.7628)} = 3.673 \text{ kg/s} \quad m_{s\_REF}' = 3.673 \text{ kg/s}$$

Δ. 'Η βαθμίδα σάν δεύτερη βαθμίδα τοῦ συμπιεστή.  
Φυσικοῦ ἀερίου.

Οἱ συνθήκες ἐξόδου ἀπό τήν πρώτη βαθμίδα  $p_{t_3}$  καί  $T_{t_3}$  εἶναι φυσικά οἱ συνθήκες εἰσόδου τῆς δεύτερης βαθμίδας τοῦ συμπιεστή μας.

Ἐφ' ὅσον καί γιά τήν βαθμίδα αὐτή θέλουμε τόν ἴδιο μέγιστο βαθμό ἀπόδοσης θά πρέπει νά διατηρήσουμε τίς ὑπολογισμένες τιμές τοῦ  $k_{is_2}$  καί τοῦ  $\phi_{av}$ .

Ἐχουμε λοιπόν:

$$0.771 = \frac{C_{P_{II}} T_{t_3} \left[ \left( \frac{p_{t_5}}{p_{t_3}} \right)^{\frac{\gamma_{II}-1}{\gamma_{II}}} - 1 \right]}{u_2^2}$$

$$\eta \quad \frac{p_{t_5}}{p_{t_3}} = \left[ \frac{0.771 \times u_2^2}{C_{P_{II}} T_{t_3}} + 1 \right]^{\frac{\gamma_{II}}{\gamma_{II}-1}} \quad (8)$$

γιά τίς τιμές πού ὑπολογίσαμε

$$p_{t_3} = 73.5 \times 10^5 \text{ Nt/m}^2 \quad \text{καί}$$

$$p_{t_3} = 73.5 \text{ bar}$$

$$T_{t_3} = 360.19^\circ\text{K} = 360.19 - 273.15 = 87.04^\circ\text{C}$$

$$T_{t_3} = 87.04^\circ\text{C}$$

Βρίσκουμε ἀπό τά σχήματα (3.10) καί (3.9)

$$z_{II} = 0.87$$

$$\gamma_{II} = 1.222$$

καί

$$R_g = 429.14 \text{ m}^2/\text{s}^2, ^\circ\text{K}$$

ἀρα

$$C_{P_{II}} = \frac{1.222}{0.222} \times 429.14 = 2362.2 \text{ m}^2/\text{s}^2, ^\circ\text{K}$$

$$C_{P_{II}} = 2362.2 \text{ m}^2/\text{s}^2, ^\circ\text{K}$$

καί ἐπομένως ἡ σχέση (8) δίνει



$$\frac{p_{t_5}}{p_{t_3}} = \left[ \frac{0.771 \times (270)^2}{2.362 \cdot 2 \times 360.19} + 1 \right]^{\frac{1.222}{0.222}} = 1.422$$

$$\pi_{C_{II}} = \frac{p_{t_5}}{p_{t_3}} = 1.422$$

Όπως περιμέναμε διατήρηση του ίδιου  $k_{is_2}$  μας αναγκάζει να λειτουργούμε με μικρότερο λόγο συμπίεσης για την δεύτερη βαθμίδα. Από τη σχέση (4) έχουμε:

$$x_{C_{II}} = (1.222 - 1) \times 0.771 \times \left( \frac{270}{a_{t_3}} \right)^2$$

$$\text{όπου } a_{t_3} = \sqrt{\gamma_{II} R_g T_{t_3}} = \sqrt{1.222 \times 429.14 \times 360.19} = 434.6 \text{ m/s} \quad a_{t_3} = 434.6 \text{ m/s}$$

$$\text{όποτε } x_{C_{II}} = 0.066$$

$$x_{C_{II}} = 0.066$$

και επομένως

$$\frac{v_{t_5}}{v_{t_3}} = \frac{1 + 0.066/0.78}{1.422} = 0.763$$

$$\frac{v_{t_5}}{v_{t_3}} = 0.763$$

Έφ'δσον από την δεύτερη βαθμίδα περνάει η ίδια παροχή μάζας που περνάει και από την πρώτη βαθμίδα, έφ'δσον ακόμα η περιφερειακή ταχύτητα στην έξοδο της κινητής πτερόγωσης είναι  $U_2$  έχουμε ότι:

$$(\varphi_{av} 2A_2)_{II} = m_s R_g \frac{T_{t_3}}{p_{t_3}} \left( 1 + \frac{v_{t_5}}{v_{t_3}} \right) \frac{1}{U_2}$$

$$= 130 \times 429.14 \times \frac{360.19}{73.5 \times 10^5} (1 + 0.763) \frac{1}{270} =$$

$$= 0.01785 \text{ m}^2$$

$$(\varphi_{av} 2A_2)_{II} = 0.01785 \text{ m}$$

Παρατηρούμε λοιπόν ότι η τιμή του  $(\varphi_{av} 2A_2)_{II}$  είναι

διαφορετική από την τιμή της ίδιας ποσότητας όπως υπολογίστηκε για την πρώτη βαθμίδα. Επομένως δεν είναι δυνατόν αν δεχθούμε την ίδια γεωμετρία και για την δεύτερη βαθμίδα να λειτουργήσουμε στην τιμή του  $\varphi_{av}$  η οποία μας έξασφαλίζει τον μέγιστο βαθμό απόδοσης. Η αντίστοιχη μείωση στον συντελεστή  $(\varphi_{av})_{II}$  είναι περίπου 24.4% του ήδη υπολογισμένου  $\varphi_{av}$  της πρώτης βαθμίδας. Αυτό μας δείχνει ότι αν χρησιμοποιήσουμε την ίδια γεωμετρία σάν δεύτερη βαθμίδα του συμπιεστού με φυσικό αέριο ή δεύτερη αυτή βαθμίδα θά λειτουργεί πλησιέστερα στην γραμμή πάλμωσης.

ΠΑΡΑΔΕΙΓΜΑ ΥΠΟΛΟΓΙΣΜΟΥ Νο 18

Στά προβλήματα Π-12 και Π-16 εξετάσαμε διάφορες πλευρές της ροής μέσα από μία κινητή πτερύγωση με πτερύγια που κινούνται σε επίπεδα που διέρχονται από τον άξονα της μηχανής. Ε'αυτή την περίπτωση οι σχετικές ταχύτητες στην είσοδο και έξοδο της κινητής αυτής πτερύγωσης ( $W_1$  και  $W_2$  αντίστοιχα) θεωρήθηκαν ότι ακολουθούν την κατεύθυνση που επιβάλλουν τα πτερύγια (μεσημβρινή). Εάν θεωρήσουμε ότι η  $W_1$  είναι ίση με την  $W_2$ , να προσδιοριστεί θεωρητικά, σε τί ποσοστό ή ενέργεια που μεταφέρεται από τον άξονα στο ρευστό πηγαίνει σε αύξηση της στατικής πίεσης και σε τί ποσοστό σε αύξηση της κινητικής ενέργειας του ρευστού.

ΛΥΣΗ

Από το παράδειγμα Π12 έχουμε ότι η μεταβολή της ολικής έν-  
θαλπίας που δίνεται από τη σχέση του EULER είναι:

$$h_{t_2} - h_{t_1} = \Delta h_t = U_2 V_{u_2} - U_1 V_{u_1}$$

για την περίπτωση που οι σχετικές ταχύτητες  $W_2$  και  $W_1$   
είναι μεσημβρινές έχουμε

$$U_2 V_{u_2} - U_1 V_{u_1} = \omega^2 (R_2^2 - R_1^2) \quad (1a)$$

και επομένως

$$h_{t_2} - h_{t_1} = \omega^2 (R_2^2 - R_1^2) \quad (1)$$

A ΤΡΟΠΟΣ

Η διατήρηση της ολικής σχετικής ένθαλπίας στην κινητή περύ-  
γωση (Εξίσωση 2.34) δίνει

$$h_{t_{R_1}} = h_{t_{R_2}} \quad (2)$$

για μόνιμη άδιαβατική ροή.

Από τον ορισμό της ολικής σχετικής ένθαλπίας (Εξίσωση 2.30)  
έχουμε

$$h_{t_{R_1}} = h_1 + \frac{W_1^2}{2} - \frac{\omega^2 R_1^2}{2} \quad (3)$$

και

$$h_{t_{R_2}} = h_2 + \frac{W_2^2}{2} - \frac{\omega^2 R_2^2}{2} \quad (4)$$

Δίδεται ακόμη από το πρόβλημα ότι

$$W_1 = W_2 \quad (5)$$

Συνδυασμός των σχέσεων (2), (3) και (4), δίνει

$$h_1 + \frac{W_1^2}{2} - \frac{\omega^2 R_1^2}{2} = h_2 + \frac{W_2^2}{2} - \frac{\omega^2 R_2^2}{2}$$

και χρησιμοποίηση της σχέσης (5) δίνει ακόμη ότι



$$h_2 - h_1 = \frac{\omega^2 R_2^2}{2} - \frac{\omega^2 R_1^2}{2} = \frac{1}{2} \omega^2 (R_2^2 - R_1^2) = \frac{\Delta h_t}{2} \quad (6)$$

Από τόν ορισμό της ολικής ένθαλπιας έχουμε

$$h_{t_1} = h_1 + \frac{v_1^2}{2} \quad (7)$$

και

$$h_{t_2} = h_2 + \frac{v_2^2}{2} \quad (8)$$

Η κινητική ενέργεια του ρευστού ανά μονάδα μάζης είναι ίση προς  $v^2/2$ . Η αντίστοιχη αύξηση της κινητικής ενέργειας από τήν είσοδο στην έξοδο είναι επίσης:

$$\Delta K_E = \frac{v_2^2}{2} - \frac{v_1^2}{2} \quad (9)$$

Από τίς σχέσεις (7) και (8) έχουμε

$$h_{t_2} - h_{t_1} = h_2 - h_1 + \frac{v_2^2}{2} - \frac{v_1^2}{2} \quad (10)$$

Αντικαθιστώντας στή σχέση (10) τά αποτελέσματα τών σχέσεων (1) και (6) παίρνουμε:

$$\omega^2 (R_2^2 - R_1^2) = \frac{1}{2} \omega^2 (R_2^2 - R_1^2) + \frac{1}{2} (v_2^2 - v_1^2)$$

ή ακόμα

$$\Delta K_E = \frac{1}{2} (v_2^2 - v_1^2) = \frac{\omega^2}{2} (R_2^2 - R_1^2) = \frac{\Delta h_t}{2} \quad (11)$$

Οί σχέσεις (11) και (6) μάς οδηγούν στό συμπέρασμα ότι ή μισή από τήν ενέργεια πού μεταφέρεται από τόν άξονα στό ρευστό πηγαίνει σέ αύξηση της κινητικής ενέργειας. Έπομένως ή άλλη μισή ή όποία αύξάνει τήν στατική ένθαλπία πηγαίνει σέ αντίστοιχη αύξηση της στατικής πίεσης.

### Β. ΤΡΟΠΟΣ

Από τά τρίγωνα ταχυτήτων είσοδου και έξόδου έχουμε:

$$w_1^2 + u_1^2 = v_1^2$$

$$w_2^2 + u_2^2 = v_2^2$$

Αφαιρώντας τις σχέσεις κατά μέλη έχουμε:

$$W_2^2 - W_1^2 + U_2^2 - U_1^2 = V_2^2 - V_1^2$$

Εφ' όσον

$$W_2 = W_1$$

βρίσκουμε ότι

$$\Delta K_E = \frac{U_2^2 - U_1^2}{2} = \frac{V_2^2 - V_1^2}{2}$$

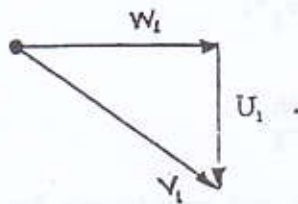
Από τη σχέση (1) όμως έχουμε ότι

$$\Delta h_t = U_2^2 - U_1^2$$

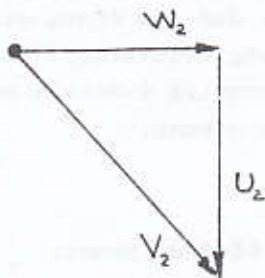
ή

$$\Delta h_t = V_2^2 - V_1^2 = 2 \frac{1}{2} (V_2^2 - V_1^2) = 2 \Delta K_E$$

Η σχέση αυτή μας οδηγεί στα ίδια συμπεράσματα που βρήκαμε με τον προηγούμενο τρόπο λύσης.



Τρίγωνο Ταχυτήτων  
Εισόδου



Τρίγωνο Ταχυτήτων  
Εξόδου