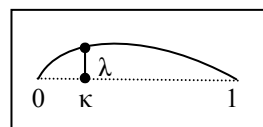


Θέματα (& Λύσεις) Εξετάσεων Σεπτεμβρίου 2012:

ΘΕΜΑ 1 (6,5 μονάδες)

Σχεδιάζεται, με παραδοχές μονοδιάστατης ανάλυσης (σταθερά U και V_a στις χαρακτηριστικές θέσεις), μια βαθμίδα αξονικού συμπιεστή. Οι αεροτομές των πτερυγίων της σταθερής και κινητής πτερύγωσης σχεδιάζονται χωρίς πάχος, μόνο δηλαδή με τη μέση γραμμή κυρτότητας τους. Σε καθένα, η γραμμή αυτή μοντελοποιείται με πολυώνυμο δεύτερου βαθμού ($y=y(x)$) ως εξής:

Για την κινητή πτερύγωση, με την αεροτομή (μοναδιαίας χορδής) σε μηδενική γωνία κλίσης, ο σχεδιαστής ορίζει το κ ($0 < \kappa < 1$) και το αντίστοιχο ύψος $\lambda > 0$ και φροντίζει το πολυώνυμο να περνά και από το σημείο (κ, λ) . Μετά στρέφει την χωρίς πάχος αεροτομή στην πρόπυσα γωνία κλίσης γ_R .



Για τη σταθερή πτερύγωση, ισχύουν τα ίδια, για τις ίδιες τιμές των κ και λ , μόνο που τώρα το σημείο από το οποίο περνά το πολυώνυμο είναι το $(\kappa, -\lambda)$. Η στροφή γίνεται σε γωνία κλίσης γ_S . Οι γωνίες κλίσης και τα πρόσημά τους καθορίζονται από τη μορφή που πρέπει να έχουν τα πτερύγια συμπιεστή. Σε κάθε πτερύγωση, η ροή ακολουθεί ακριβώς τις γωνίες μετάλλου του πτερυγίου. Για τη συνέχεια δεχθείτε ότι οι γωνίες γ_R και γ_S είναι ίσες σε μέτρο (το μέτρο τους θα συμβολίζεται με $\gamma > 0$).

(α) Από την απαίτηση «συνεργασίας» των δύο πτερυγώσεων, εκφράστε το συντελεστή παροχής Φ ως συνάρτηση των κ , λ και γ . (β) Δείξτε ότι η παραπάνω σχέση αρκεί ώστε η βαθμίδα να είναι επαναληπτική. (γ) Δώστε δικές σας αυθαίρετες τιμές στα κ , λ , γ και υπολογίστε τα Φ , Ψ , τ της βαθμίδας που σχεδιάσατε.

(Είναι απαραίτητα σκαριφήματα πτερυγίων, δίπλα στις πράξεις που θα κάνετε, ώστε να είναι ξεκάθαρος ο τρόπος με τον οποίον απαντάτε στην άσκηση).

ΘΕΜΑ 2 (3,5 μονάδες)

Συγκρίνουμε δύο «γεωμετρικά όμοιους» ακτινικούς συμπιεστές, τον Σ_1 και τον Σ_2 . «Γεωμετρικά όμοιοι», εδώ, σημαίνει ότι η γεωμετρία του Σ_2 προκύπτει από αυτήν του Σ_1 αν κάθε μήκος του Σ_1 πολλαπλασιαστεί με έναν σταθερό αριθμό. Ο αριθμός αυτός α είναι ίσος με 1,2. Και οι δύο έχουν πτερωτές με πτερύγια ακτινικής κατεύθυνσης στην έξοδό τους. Διαφέρουν μόνο στο ότι ο Σ_1 έχει 17 πτερύγια ενώ ο Σ_2 έχει 21 «όμοια» πτερύγια. Λειτουργούν και οι δύο σε συνθήκες αναφοράς, με τις ίδιες στροφές και αναρροφούν αέρα απευθείας από το περιβάλλον. Έστω ότι η παροχή εισόδου είναι ανάλογη της διατομής εισόδου. Με βάση τη μονοδιάστατη ανάλυση που έχετε διδαχθεί και για αυτές τις συνθήκες λειτουργίας: (α) ποιος ο λόγος έργου ανά μονάδα μάζας αέρα του Σ_1 προς το Σ_2 , (β) ποιος ο λόγος ισχύος του Σ_1 προς το Σ_2 και (γ) αν οι δύο συμπιεστές έχουν τον ίδιο ισεντροπικό βαθμό απόδοσης ολικές-προς-ολικές συνθήκες διατυπώστε τη σχέση που συνδέει τους λόγους πίεσης του Σ_1 και του Σ_2 . Τέλος, (δ) ποια σχέση ανισότητας (και γιατί) συνδέει την p_{12} και την p_{13} του Σ_1 ;

Λύση Θέματος 1:

Η μέση γραμμική κυρτότητα της κινητής πτερύγωσης μοντελοποιείται με πολυώνυμο δεύτερου βαθμού ($y=y(x)$), με μοναδιαία χορδή και σε μηδενική γωνία κλίσης (όπως στο σχήμα), είναι δηλαδή

$$y_R(x) = \sigma_2 x^2 + \sigma_1 x + \sigma_0, \quad 0 \leq x \leq 1$$

Η παραπάνω καμπύλη περνά από το $(0,0)$, άρα $\sigma_0 = 0$ και, επίσης, περνά από το $(1,0)$, άρα $\sigma_2 = -\sigma_1$.

Τέλος, μιας και περνά από το σημείο (κ, λ) , θα ισχύει επιπλέον ότι $\sigma_2 = \frac{\lambda}{\kappa^2 - \kappa} < 0$. Άρα

$$y_R(x) = \frac{\lambda}{\kappa^2 - \kappa} x^2 - \frac{\lambda}{\kappa^2 - \kappa} x, \quad 0 \leq x \leq 1$$

Για μηδενική γωνία κλίσης ($\gamma_R=0$), η εφαπτόμενη στην ακμή προσβολής έχει θετική τιμή

$$\tan \beta_1^{\gamma=0} = \left. \frac{dy}{dx} \right|_{x=0} = -\frac{\lambda}{\kappa^2 - \kappa} \text{ και, όταν στραφεί η αεροτομή χωρίς πάχος στην επιθυμητή γωνία κλίσης}$$

γ_R , η σχετική γωνία εισόδου της ροής στη βαθμίδα γίνεται $\beta_1 = \beta_1^{\gamma=0} + \gamma_R$. Σκεφτείτε μόνοι σας το πώς πρέπει να στραφεί η παραπάνω καμπύλη ώστε να δώσει αεροτομή πτερυγίου κινητής πτερύγωσης αξονικού συμπιεστή. Όμοια, για μηδενική γωνία κλίσης ($\gamma_R=0$), η εφαπτόμενη στην ακμή προσβολής

$$\text{έχει αρνητική τιμή } \tan \beta_2^{\gamma=0} = \left. \frac{dy}{dx} \right|_{x=1} = \frac{\lambda}{\kappa^2 - \kappa} \text{ και, όταν στραφεί η αεροτομή κατά } \gamma_R, \text{ η σχετική γωνία}$$

εξόδου της ροής από την κινητή πτερύγωση γίνεται $\beta_2 = \beta_2^{\gamma=0} + \gamma_R$.

Με ίδια συλλογιστική και λαμβάνοντας σωστά υπόψη το πώς πρέπει να είναι η αεροτομή του πτερυγίου της σταθερής πτερύγωσης ($\gamma_S = -\gamma_R = -\gamma$), έχουμε αντίστοιχα ότι

$$y_S(x) = -\frac{\lambda}{\kappa^2 - \kappa} x^2 + \frac{\lambda}{\kappa^2 - \kappa} x, \quad 0 \leq x \leq 1$$

$$\tan a_2^{\gamma=0} = \left. \frac{dy}{dx} \right|_{x=0} = \frac{\lambda}{\kappa^2 - \kappa} \quad \text{και} \quad a_2 = a_2^{\gamma=0} + \gamma_S$$

$$\tan a_3^{\gamma=0} = \left. \frac{dy}{dx} \right|_{x=1} = -\frac{\lambda}{\kappa^2 - \kappa} \quad \text{και} \quad a_3 = a_3^{\gamma=0} + \gamma_S$$

Χάριν συντομίας, ας συμβολίσουμε $Q = \tan^{-1}\left(\frac{\lambda}{\kappa^2 - \kappa}\right)$. Τότε μπορώ να γράψω ότι

$$\beta_1 = -Q + \gamma, \quad \beta_2 = Q + \gamma, \quad a_2 = Q - \gamma \quad \text{και} \quad a_3 = -Q - \gamma \quad (1)$$

ΘΕΡΜΙΚΕΣ ΣΤΡΟΒΙΛΟΜΗΧΑΝΕΣ
5ο ΕΞΑΜΗΝΟ ΜΗΧΑΝΟΛΟΓΩΝ ΜΗΧΑΝΙΚΩΝ ΕΜΠ
ΔΙΔΑΣΚΩΝ: Κ.Χ. ΓΙΑΝΝΑΚΟΓΛΟΥ, Καθηγητής ΕΜΠ
ΕΞΕΤΑΣΤΙΚΗ ΠΕΡΙΟΔΟΣ: ΣΕΠΤΕΜΡΙΟΣ 2012

(α) Για το συντελεστή παροχής ισχύει ότι $\Phi = \frac{1}{\tan \beta_2 - \tan \alpha_2}$. Σκεφθείτε γιατί βολεύει η σχέση αυτή

να γραφεί στη θέση (2) και που χρειάστηκε να χρησιμοποιηθεί το δεδομένο ότι είναι σταθερά τα U και V_a στις τρεις χαρακτηριστικές θέσεις της βαθμίδας. Αν αντικαταστήσουμε τις εκφράσεις από την (1), προκύπτει η ζητούμενη σχέση που δίνει το συντελεστή παροχής Φ ως συνάρτηση των κ , λ και γ . Μην ξεχνάτε, το Q είναι συνάρτηση των κ και λ .

(β) Είναι, επίσης, $\Phi = \frac{1}{\tan \beta_1 - \tan \alpha_1}$ ή $\tan \beta_1 - \frac{1}{\Phi} = \tan \alpha_1$ την οποία πρέπει να μπορώ να γράψω και

ως $\tan \beta_1 - \frac{1}{\Phi} = \tan \alpha_3$ αν η βαθμίδα είναι επαναληπτική. Αν αντικαταστήσουμε τις εκφράσεις από την

(1), η προς επαλήθευση σχέση γίνεται $\tan(-Q + \gamma) - \frac{1}{\Phi} = \tan(-Q - \gamma)$ ή

$$\tan(Q - \gamma) + \frac{1}{\Phi} = \tan(Q + \gamma) \quad (2)$$

Όμως, με βάση την απάντηση στο ερώτημα (α), ισχύει και $\tan \beta_2 - \frac{1}{\Phi} = \tan \alpha_2$. Αν και εδώ αντικαταστήσουμε τις εκφράσεις από την (1), η τελευταία σχέση γίνεται

$$\tan(Q + \gamma) - \frac{1}{\Phi} = \tan(Q - \gamma) \quad (3)$$

Προφανώς, αν ισχύει η (3) θα ισχύει και η (2), άρα η βαθμίδα θα είναι επαναληπτική.

(γ) Πολύ εύκολο, αρκεί να δώσετε λογικές τιμές (προσέξτε, κυρίως, το πρόσημο). Τους τύπους των Φ , Ψ και τ τους έχετε στο τυπολόγιο.

Λύση Θέματος 2:

(α) Με $\alpha_1=0^\circ$ και $\beta_2'=0^\circ$ ισχύει ότι

$$\Delta h_t = \sigma U_2^2 = \sigma k R_2^2$$

όπου k είναι η προφανής ποσότητα συναρτήσεων των στροφών. Το k είναι ίδιο και στους δύο συμπιεστές αφού οι στροφές είναι ίδιες. Ο παράγοντας ολίσθησης είναι

$$\sigma = 1 - \frac{0,63\pi}{n}$$

με $n=17$ (για τον Σ_1) και $n=21$ (για το Σ_2). Άρα, $\sigma=0,8835$ (για τον Σ_1) και $\sigma=0,9057$ (για το Σ_2). Ακόμη, δίνεται ότι $R_{2,\Sigma_2}/R_{2,\Sigma_1}=1,2$. Άρα, ο λόγος έργου ανά μονάδα μάζας αέρα του Σ_1 προς το Σ_2 είναι

$$\frac{\Delta h_{t,\Sigma_1}}{\Delta h_{t,\Sigma_2}} = \frac{(\sigma R_2^2)_{\Sigma_1}}{(\sigma R_2^2)_{\Sigma_2}} = \frac{0,8835}{0,9057} \cdot \left(\frac{1}{1,2}\right)^2 = 0,6774$$

(β) Ο λόγος παροχών μάζας (αν A_1 η διατομή εισόδου) είναι

$$\frac{\dot{m}_{\Sigma_1}}{\dot{m}_{\Sigma_2}} = \frac{A_{1,\Sigma_1}}{A_{1,\Sigma_2}} = \left(\frac{1}{1,2}\right)^2 = 0,6944$$

και ο λόγος ισχύος του Σ_1 προς το Σ_2

$$\frac{P_{\Sigma_1}}{P_{\Sigma_2}} = \frac{\dot{m}_{\Sigma_1}}{\dot{m}_{\Sigma_2}} \cdot \frac{\Delta h_{t,\Sigma_1}}{\Delta h_{t,\Sigma_2}} = 0,6944 \cdot 0,6774 = 0,4704$$

(γ) Οι δύο συμπιεστές έχουν τον ίδιο ισεντροπικό βαθμό απόδοσης ολικές-προς-ολικές συνθήκες $\eta_{t-t,C} = \eta_{t-t,\Sigma_1} = \eta_{t-t,\Sigma_2}$, δηλαδή έχουν ίδια την ποσότητα (για σταθερό C_p)

$$\eta_{t-t,C} = \frac{T_{t3'} - T_{t1}}{T_{t3} - T_{t1}} = \frac{T_{t1} \left(\pi_C^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1 \right)}{T_{t3} - T_{t1}}$$

Με βάση τα παραπάνω, μεταξύ Σ_1 και Σ_2 , αφού και οι δύο λειτουργούν σε συνθήκες αναφοράς, θα ισχύει

ΘΕΡΜΙΚΕΣ ΣΤΡΟΒΙΛΟΜΗΧΑΝΕΣ
5ο ΕΞΑΜΗΝΟ ΜΗΧΑΝΟΛΟΓΩΝ ΜΗΧΑΝΙΚΩΝ ΕΜΠ
ΔΙΔΑΣΚΩΝ: Κ.Χ. ΓΙΑΝΝΑΚΟΓΛΟΥ, Καθηγητής ΕΜΠ
ΕΞΕΤΑΣΤΙΚΗ ΠΕΡΙΟΔΟΣ: ΣΕΠΤΕΜΡΙΟΣ 2012

$$\frac{\left(\frac{\gamma-1}{\pi_C^\gamma} - 1\right)_{\Sigma 1}}{(T_{t3} - T_{t1})_{\Sigma 1}} = \frac{\left(\frac{\gamma-1}{\pi_C^\gamma} - 1\right)_{\Sigma 2}}{(T_{t3} - T_{t1})_{\Sigma 2}} \Rightarrow \frac{\left(\frac{\gamma-1}{\pi_C^\gamma} - 1\right)_{\Sigma 1}}{\left(\frac{\gamma-1}{\pi_C^\gamma} - 1\right)_{\Sigma 2}} = \frac{(T_{t3} - T_{t1})_{\Sigma 1}}{(T_{t3} - T_{t1})_{\Sigma 2}} = \frac{(\Delta h_t)_{\Sigma 1}}{(\Delta h_t)_{\Sigma 2}} = 0.6774$$

Συνεπώς, η ζητούμενη σχέση είναι η

$$\left(\frac{\gamma-1}{\pi_C^\gamma} - 1\right)_{\Sigma 1} = 0.6774 \left(\frac{\gamma-1}{\pi_C^\gamma} - 1\right)_{\Sigma 2}$$

(δ) Αυτό είναι βασική γνώση!

ΓΕΝΙΚΗ ΠΑΡΑΤΗΡΗΣΗ: Τα οκτασέλιδα τυπολόγια που επιτρέπεται να έχετε μαζί σας στις εξετάσεις πρέπει να είναι άγραφα. Περιέχουν ότι ακριβώς χρειάζεστε για να λύσετε τα θέματα των εξετάσεων. Δεν υπάρχει λόγος να ρισκάρτε ...