

TD Compresseur axial

Remarque : les équations citées dans les solutions des exercices, vous les trouverez dans le chapitre 3 du cours de turbomachine approfondie.

Ex 1

Soit l'écoulement de l'air de masse volumique ρ , de vitesse débitante V_n , à travers la section S , le débit est : $\dot{m} = \rho S V_n$. Sachant que, la vitesse axiale est constante tout le long du compresseur. Montrer la relation suivante : $S_1 > S_2$.

Solution

Par construction, la vitesse axiale est constante tout le long du compresseur, on a alors : $V_{n1} = V_{n2}$

La conservation du débit-massique à l'entrée et à la sortie du compresseur : $\rho_1 S_1 V_{n1} = \rho_2 S_2 V_{n2}$, $\Rightarrow \rho_1 S_1 = \rho_2 S_2$ et par la suite

$$\frac{S_1}{S_2} = \frac{\rho_2}{\rho_1}$$

Dans le compresseur, la pression de sortie est supérieure à l'entrée $P_2 > P_1$, la masse volumique augmente du fait de la compressibilité de l'air. C'est-à-dire pour une même quantité de masse, le volume diminue.

$\rho_2 > \rho_1$. Par ailleurs en considérant la relation : $\frac{S_1}{S_2} = \frac{\rho_2}{\rho_1}$, on conclut que la

section d'entrée S_1 , est supérieure à la section de sortie S_2 , et alors :

$S_1 > S_2$, l'espace annulaire de l'écoulement d'air dans le compresseur doit être convergent.

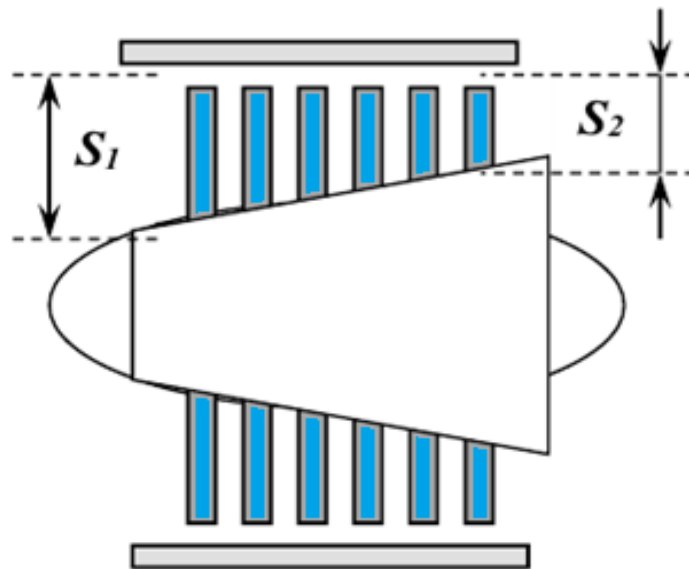


Figure Schéma d'un compresseur axial.

Ex 2

Les données d'un compresseur axial pour un étage sont suivants:

- Température de stagnation de l'air à l'entrée $T_1 = 295\text{K}$
- Angle de l'aube à la sortie $\beta_2 = 32^\circ$
- Coefficient de débit $\varphi = \frac{V_n}{U} = 0,56$
- Nombre de Mach de la vitesse relative à l'entrée $M_{W1} = 0,78$
- Degré de réaction $R = 0,5$

Trouver :

- 1) L'angle de l'aube à l'entrée β_1
- 2) L'expression de la vitesse relative $W1$, en nombre de Mach
- 3) La vitesse axiale V_a
- 4) l'élévation de température de stagnation ΔT_{0s}

Solution :

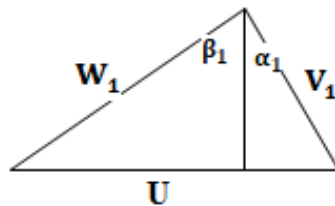


Figure triangle de vitesses à l'entrée

1) Le degré de réaction est donné par l'équation (53) : $R = \frac{V_n}{2U} (\text{tg}\beta_1 + \text{tg}\beta_2)$ et le coefficient de débit $\varphi = \frac{V_n}{U} = 0,56$.

Donc on peut calculer : $\text{tg}\beta_1 = \frac{2R}{\varphi} - \text{tg}\beta_2 = 1,16$ et delà on tire $\beta_1 = 49,24^\circ$

2) L'expression de la vitesse relative $W1$, en nombre de Mach s'écrit comme suit : $M_{W1} = \frac{V_1}{(\gamma R T_1)^{\frac{1}{2}}}$

3) la température statique $T_1 = T_{01} + \frac{V_1^2}{2 C_p}$, avec l'expression de M_{W1} , on a :

$$\text{l'équation : } V_1^2 = \gamma R M_{W1}^2 \left(T_{01} - \frac{V_1^2}{2 C_p} \right),$$

Du triangle de vitesses : $W_1 = \frac{V_n}{\cos\beta_1}$ et $V_1 = \frac{V_n}{\cos\alpha_1}$

comme le degré de réaction $R = 0,5$ on a l'égalité : $\alpha_1 = \beta_2$ et par conséquent

$$V_1 = \frac{V_n}{\cos\beta_2}$$

En remplaçant W_1 , dans l'équation de V_1 , on a l'équation suivante :

$$V_n^2 = 104,41\,295 - \frac{V_n^2}{1445}, \Rightarrow V_n = 169,51 \text{ m/s}$$

4) L'augmentation de la température de stagnation est obtenue à partir de la combinaison de l'équation (41) : $\Delta T_{0s} = \frac{\lambda}{c_p} U V_n (\text{tg}\beta_1 - \text{tg}\beta_2)$ et $\varphi = \frac{V_n}{U}$, alors :

$$T_{02} - T_{01} = \frac{V_n^2}{c_p \varphi} (\text{tg}\beta_1 - \text{tg}\beta_2) = 27,31 \text{ K.}$$

Ex 3

Un compresseur axial a les données suivantes :

- Vitesse de rotation $N = 152$ trs/s.
- Le facteur $\lambda = 0,93$.
- Vitesse tangentielle $U = 205$ m/s au rayon moyen r_{moy} .
- Degré de réaction $R = 50\%$, au rayon moyen.

Déterminer :

- 1) les angles l'aube β_1, β_2 , et des vitesses absolues α_1, α_2
- 2) le rayon moyen r_{moy}

Solution

1) En considérant le facteur λ , et utilisant l'équation (41) :

$\Delta T_{0s} = \frac{\lambda}{c_p} U V_n (\text{tg}\beta_1 - \text{tg}\beta_2)$, ce permet de trouver l'équation suivante:

$$(\text{tg}\beta_1 - \text{tg}\beta_2) = 0,814, \quad (\text{A})$$

par ailleurs, le degré de réaction est donné par l'équation (53) :

$R = \frac{V_n}{2U} (\text{tg}\beta_1 + \text{tg}\beta_2)$, ce qui permet de trouver l'équation suivante :

$$\text{tg}\beta_1 + \text{tg}\beta_2 = 1,318, \quad (\text{B})$$

obtention des angles l'aube β_1, β_2 :

la résolution pour β_1 , et β_2 , du système d'équation (A) et (B) permet d'obtenir :

$$2 \text{tg} \beta_1 = 2,132, \text{ Alors } \beta_1 = 46,83^\circ,$$

$$\text{et } \text{tg} \beta_2 = 1,318 - \text{tg}\beta_1, \beta_2 = 14,14^\circ,$$

obtention des angles l'aube α_1, α_2 :

le triangle de vitesses est symétrique car la valeur du degré de réaction est 50%,

on a alors : $\beta_1 = 46,83^\circ = \alpha_2$, et $\beta_2 = 14,14^\circ = \alpha_1$,

2) le rayon moyen r_{moy} , est obtenu en appliquant la relation suivante :

$$r_{\text{moy}} = \frac{U}{2\pi N} = 0,215 \text{ m}$$

Ex 4 :

l'air entre dans un compresseur axial, à la pression de stagnation et température de $P_{01} = 1 \text{ bar}$, et $T_{01} = 292\text{K}$, respectivement. Le rapport de pression du compresseur est de $R_{pr} = 9,5$. Si le rendement isentropique du compresseur est $\eta_c = 0,85$.

Trouver :

1) la température T_{02} , à la sortie.

2) le travail de compression,

Prendre $\gamma = 1,4$ et la capacité de l'air $C_p = 1,005 \text{ kJ / kg K}$.

Solution

1) l'application de l'équation : $\frac{P_{02}}{P_{01}} = \left(\frac{T_{02'}}{T_{01}}\right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}}$, permet d'obtenir la température isentropique à la sortie :

$$T_{02'} = T_{01} \frac{P_{02}}{P_{01}}^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} = 55,92 \text{ K, la relation du rendement isentropique :}$$

$$\eta_c = \frac{T_{02'} - T_{01}}{T_{02} - T_{01}}, \text{ de ces relations on tire l'expression de la température :}$$

$$T_{02} = T_{01} + \frac{T_{02'} - T_{01}}{\eta_c} = 602,49 \text{ K}$$

2) le travail de compression est :

$$W_c = C_p (T_{02} - T_{01}) = 312 \text{ kJ/kg}$$

Ex 5

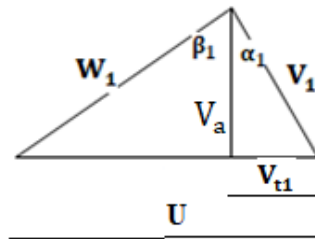
Un compresseur axial, de diamètre extérieure du rotor égale à $D = 0,95 \text{ m}$ et diamètre du moyeu égale à $D_{\text{moyeu}} = 0,85 \text{ m}$. L'angle de la vitesse absolue $\alpha_1 = 28^\circ$ mesuré à partir de la direction axiale et l'angle de la vitesse relative $\beta_1 = 56^\circ$. L'angle de sortie de vitesse absolue est $\alpha_2 = 56^\circ$ et l'angle de sortie de la vitesse relative est $\beta_2 = 28^\circ$. Le rotor tourne à $N = 5000$ tours par minute et la densité de l'air est de $1,2 \text{ kg} / \text{m}^3$. Déterminer :

1. La vitesse axiale
2. Le débit massique
3. La puissance requise

Solution

1) la vitesse U est donnée par : $U = \frac{\pi D N}{60} = 249 \text{ m/s}$

la vitesse au moyeu est $U = \frac{\pi D_{\text{moyeu}} N}{60} = 223 \text{ m/s}$



A partir du triangle de vitesses on a :

$$\operatorname{tg} \alpha_1 = \frac{V_{t1}}{V_a} \quad \text{et} \quad \operatorname{tg} \beta_1 = \frac{U - V_{t1}}{V_a} \quad \text{en additionnant ces deux relations on obtient :}$$

$$\frac{U}{V_a} = \operatorname{tg} \alpha_1 + \operatorname{tg} \beta_1, \text{ ce qui donne :}$$

$$U = V_n (\operatorname{tg} \alpha_1 + \operatorname{tg} \beta_1) = V_n (2,0146), \text{ D'où on tire la vitesse axiale :}$$

$$V_a = V_n = 123,6 \text{ m/s}$$

2) le débit massique est : $\dot{m} = \pi (r^2 - r_{\text{moyeu}}^2) \rho V_a = 20,98 \text{ kg/s}$

3) le travail de compression est donné par l'équation (38) :

$$\dot{W} = U V_n (\operatorname{tg} \beta_1 - \operatorname{tg} \beta_2) = 29,268 \text{ kJ/kg}$$

la puissance requise est $P = \dot{m} \dot{W} = 614 \text{ kW}$.