Turbinas Térmicas - Conceitos Básicos

Prof. C. Naaktgeboren, PhD.



Referências

Estas notas de oula adaptam e baseiam-se principalmente em:

[1] Turbine Design and Application (NASA-SP-290). A.J. Glassman (Editor), Lewis Research Center. NASA Scientific and Technical Information Program. Washington, DC. 1994.

Escoamento e Transferência de Energia em Turbinas Térmicas

Sistema de Coordenadas de Análise

Para avalise do escoamento e transferência de energia en turbinas, adota-se sistema de coordenados cilíndrico. As direções são chamadas de:

- · axial paraleb ao eixo de rotação
- · radial através do eixo de rotação
- · tangencial as partes girantes

Pares entre as direções enunciadas formam três diferentes planos, com funções distintas na análise:

- Plano Meridional, que contém as direções axial e radial: quantidades estudadas são valores medios (i) entre pas, ou (ii) circumferenciais. A correspondente análise é chamada de axi-simétrica.
- · Plano Circumferencial, que contém as direções axial e tangencial: análises geralmente feitos para um parâmetro constante (e não médio) da direção radial. É o plano no qual são feitos os diagramas de velocidade.

Ainda, com relação à direção principal do escoamento:

- · Se radial, como em turbinas radiais, o plano utilizado é o radial-tangencial.
- · Se axial, como em turbinas axiais, o plano utilizado é o axial-tangencial.

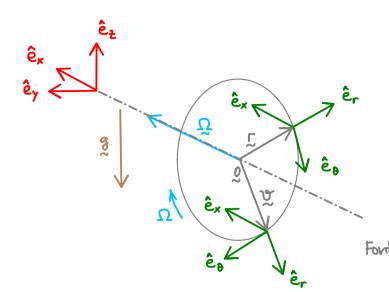


Fig. 1 - Sistemas Coordenados para análise. Fonte: Adaptação própria de [1].

A Fig.1 acima ilustra os versores (= vetores unitários) cilíndricos axial, radial e tangencial, respectivamente \hat{e}_x , \hat{e}_r e \hat{e}_θ , tal que \hat{e}_θ = \hat{e}_x \wedge \hat{e}_r , em verde, em posições \underline{r} e \underline{v} , indicadas à partir da origem \underline{o} , assim como versores Cartesianos \hat{e}_x , \hat{e}_y e \hat{e}_t , em vermelho, e também o vetor velocidade angular $\underline{\Omega}$, e sua magnitude Ω .

Os versores (\hat{e}_x, \hat{e}_y) formam o plano horizontal, tal que o vetor aceleração da gravidade $g = -g\hat{e}_z$, indicado em marrom na Fig. L.

As relações entre coordenadas são:

$$X = X$$
, $-\infty < x < +\infty$
 $Y = r \cos \theta$, $r > 0$
 $Z = r \sin \theta$, $0 < \theta < 2\pi$, e assim

 $\Gamma = \times \hat{e}_{\times} + \Gamma \cos \theta \hat{e}_{y} + \Gamma \sec \theta \hat{e}_{z}$, e os vetores e_{\times} , $e_{\Gamma} = e_{\theta}$:

$$e_x = \frac{\partial r}{\partial x} = \frac{\partial}{\partial x} (x \hat{e}_x + y \hat{e}_y + z \hat{e}_z) = \hat{e}_x , \text{ o qual já é unitário};$$

$$e_r = \frac{\partial r}{\partial r} = \cos \theta \, \hat{e}_y + \sin \theta \, \hat{e}_z$$
, o qual também ja é unitário; e

$$e_{\theta} = \frac{\partial r}{\partial \theta} = -r \operatorname{Send} \hat{e}_{\gamma} + r \operatorname{as} \theta \hat{e}_{\epsilon} / 0$$
 qual possoi magnitude r ; assim:

$$\hat{\mathbf{e}}_{\mathsf{x}} = \underbrace{\mathbf{e}_{\mathsf{x}}}/|\mathbf{e}_{\mathsf{x}}| = \underbrace{\mathbf{e}_{\mathsf{x}}}_{\mathsf{x}} = \hat{\mathbf{e}}_{\mathsf{x}}$$

$$\hat{\mathbf{e}}_{\mathsf{r}} = \underbrace{\mathbf{e}_{\mathsf{x}}}/|\mathbf{e}_{\mathsf{r}}| = \underbrace{\mathbf{e}_{\mathsf{x}}}_{\mathsf{r}} = \cos\theta\,\hat{\mathbf{e}}_{\mathsf{y}} + \sin\theta\,\hat{\mathbf{e}}_{\mathsf{z}}$$

$$\hat{\mathbf{e}}_{\mathsf{\theta}} = \underbrace{\mathbf{e}_{\mathsf{\theta}}}/|\mathbf{e}_{\mathsf{\theta}}| \qquad = -\sin\theta\,\hat{\mathbf{e}}_{\mathsf{y}} + \cos\theta\,\hat{\mathbf{e}}_{\mathsf{z}}$$

$$= -\sin\theta\,\hat{\mathbf{e}}_{\mathsf{y}} + \cos\theta\,\hat{\mathbf{e}}_{\mathsf{z}} + \cos\theta\,\hat{\mathbf{e}}_{\mathsf{z}}$$

$$= \cos\theta\,\hat{\mathbf{e}}_{\mathsf{y}} + \cos\theta\,\hat{\mathbf{e}}_{\mathsf{z}} + \cos\theta\,\hat{\mathbf{e}}_{\mathsf{z}}$$

$$\begin{bmatrix} \hat{e}_x \\ \hat{e}_r \\ \hat{e}_\theta \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & \cos\theta & \sin\theta \\ 0 & -\sin\theta & \cos\theta \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \hat{e}_x \\ \hat{e}_z \end{bmatrix}$$
, que é a relação entre versores cilíndricos e Cartesianos.

Ainda, efetuando diferenciais,

$$dr = \frac{\partial r}{\partial x} dx + \frac{\partial r}{\partial r} dr + \frac{\partial r}{\partial \theta} d\theta = e_x dx + e_r dr + e_\theta d\theta$$

$$dr = e_x dx + e_r dr + re_\theta d\theta , \text{ fazendo com que}$$

$$(de)^2 = dr \cdot dr = (dx)^2 + (dr)^2 + r^2 (d\theta)^2 , \text{ e ainda:}$$

$$dv = |dr \cdot e_r \cdot (rd\theta \cdot e_\theta \wedge dx \cdot e_x)| \qquad dv = rdx dr d\theta$$

É bom notor que a expressão para de pode ser utilizada na dedução de diferenciais de área de orientações arbitrárias.

Exemplo: Obtenha o diferencial de área dos planos (i) radial-axial, dA_{xr} , e (ii) tangencial-axial, dA_{0x} .

Solução: Tem-se que $dA_{xr} = dr_x \wedge dr_r$, onde dr_x e dr_r são vetores diferenciais nas direções x- e r-, respectivamente. De dr_r , tem-se:

$$dA_{xr} = dr_{x} \wedge dr_{r} = (\hat{e}_{x}dx) \wedge (\hat{e}_{r}dr) = \begin{vmatrix} \hat{e}_{x} & \hat{e}_{r} & \hat{e}_{0} \\ dx & 0 \end{vmatrix} = dx dr \hat{e}_{0}$$

Ainda, tem-se:
$$dA_{\theta x} = dx_{\theta} \wedge dx_{x} = (r\hat{e}_{\theta} d\theta) \wedge (\hat{e}_{x} dx) = \begin{vmatrix} \hat{e}_{x} & \hat{e}_{r} & \hat{e}_{\theta} \\ 0 & 0 & rd\theta \end{vmatrix} = rdxd\theta \hat{e}_{r} \wedge dx$$

Logo: (i) dAxr = dxdrêo,

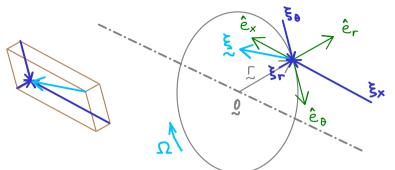


Fig. Z - Componentes de Velocidade.

Forte: Adaptação própria de [1].

A Fig. Z acima ilustra um vetor velocidade ξ , na posição r em relação à origem r0, bem como sua decomposição em componentes cilindricas r8, r8 e r80, tal que

Respectivamente, ξ_{x} , ξ_{r} e ξ_{0} são as componentes axial, radial e tangencial do vetor velocidade ξ_{1} .

Vetores de Velocidade

Se um vetor velocidade for escrito com base em um referencial absoluto, indicamos isso por um subscrito $^{L}V^{n}$, ou seja:

Seja ξ_{v} a velocidade que a pá girante (com Ω) teria na posição r, a saber:

Analogamente, se o referencial for giratório solidário à pá na posição C, velocidades neste referencial serão chamadas "relativas" (à pá) e designadas pelo subscrito "W":

Importa notar que em outros textos, incluindo a referência principal destas notas, a notação empregada na relação entre velocidades anterior é: " $\vec{V} = \vec{V} - \vec{U}''$, ou se ja: subscritos tornam-se nas velocidades avaliadas nos diferentes referenciais, alocando-se três símbolos para velocidades — justamente aqueles tradicionalmente utilizados para (i) trabalho, (ii) volume e (iii) energia interna, respectivamente, em Termodinâmica; ração pela qual estas notas empregam ξ para velocidades e subscritos para especificações.

Projeções das Velocidades no Plano Circumferencial (-x0)

No plano Circumferencial, que contêm as direções axial e tangencial, para um certo valor de r, tem-se as seguintes projeções radiais de velocidade:

$$\xi_{W} = \xi_{Vx} \hat{e}_{x} + (\xi_{Ve} - \Omega_{r}) \hat{e}_{e}$$

que evidencia que velocidades relativas diferem das correspondentes absolutas apenas na componente tangencial, $\xi_{W0} = \xi_{V0} - \Omega_{\Gamma}$.

<u>Diagramas de Velocidade</u>

As grandezas mais importantes nas análises de escoamento e transferência de energia em turbinas são a velocidade do fluido e suas variações. Assim, diagramas de velocidades assistem nas análises e ilustram formatos e tipos de pás e palhetas.

- · Velocidades absolutas interessam adentro e através das palhetas de estatores;
- · Velocidades relativas interessam através de pas de rotores.

O escoamento através de fileiros de pás rotativas de um rotor pode ser analisado por meio das velocidades relativas e outros parâmetros relativos, de forma similar à análise de escoamento em passagens estacionórias. Tal análise emprega hipóteses bastante simplificadoras, a exemplo de gás ideal com calores específicos constantes, e não faz parte destas notas. O leitor interessado é referido às pp.30-32 de [1].

Cálculos em diagramas de velocidade são feitos:

- · Em posições imediatamente à montante e à jusante das várias fileiras de pás.
- · Em afastamentos infinitesimais ao longo dos perfis "molhados" pelo fluido.

Ainda, os vetores velocidade representam a média circumferencial do escoamento, não havendo, portanto, variações de tais velocidades (médias) na direção circumferencial, tal que componentes $\xi_{WX}: \xi_{WX}(x) = \xi_{W0}: \xi_{W0}(x)$, com $\frac{\partial \xi_{W}}{\partial \theta} = 0$, em um determinado r e $\perp r$, a saber: referente à uma dada projeção no plano circumferencial.

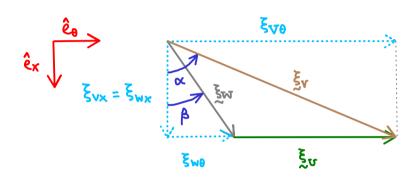


Fig. 3 - Diagrama de velocidades mostrando um único triângulo de velocidades.

Forte: Adaptação própria de [1].

A Fig. 3 acima ilustra um simples diagrama de velocidades contendo um único triângulo de velocidades ilustrativo da relação vetorial $\xi w = \xi v - \xi v$. Ângulo α é o absoluto do escoamento, observável em relação a um referencial estático. Já β é o ângulo do escoamento relativo à uma pá móvel (referencial rotativo).

Componentes de velocidade, ξ_{VX} e ξ_{VB} para ξ_{V} ; ξ_{WX} e ξ_{WB} para ξ_{W} ; ξ_{WB} ;

Pelos triângulos retângulos é possível escrever:

$$\xi_{s}^{M} = \tilde{\chi}^{M} \cdot \tilde{\chi}^{M} = \xi_{s}^{Mx} + \xi_{s}^{M\theta}$$

$$\xi_{s}^{A} = \tilde{\chi}^{A} \cdot \tilde{\chi}^{A} = \xi_{s}^{Ax} + \xi_{s}^{A\theta}$$

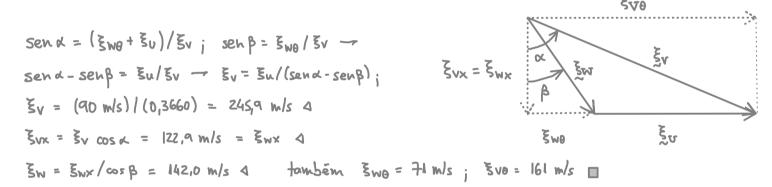
Ainda, pelas componentes em êo:

Convenciona-se que ângulos α e β são positivos no sentido indicado na Fig.3 acima, significando ângulos positivos no sentido de ξ_U (dado que $\Omega = \Omega \hat{e}_x$ com $\Omega > 0$). Tal convenção, porêm, não é universal, havendo casos de inversão da convenção à jusante de fileiras de pás, assim como definição dos ângulos à partir da direção tangencial. Portanto:

Sempre certifique-se das convenções utilitadas nos diagramas de velocidade feitos por outrem!

Exemplo: Em uma turbina a gás axial as condições de escoamento entre a primeira fileira de palhetas fixas e a primeira fileira de pás móveis são: ângulo relativo de escoamento de 30° , ângulo obsoluto de escoamento de 60° e velocidade de pá, $\xi_{\rm U} = 90 \, \rm m/s$. Determine todas as velocidades e componentes do diagrama de velocidades.

Solução: Busca-se relações trigonométricas para as quantidades faltantes:



Continuação 1: Sabendo-se que o plano circumferencial para os dades enunciados baseia-se na posição $\Gamma = (0, r; 0)$, com raio $\Gamma = 0.45$ m sendo o raio médio dos conjuntos de pas e palhetas, os quais estão distribuídos em toda a volta (a saber: desde $\theta = 0$ rad até $\theta = 2\pi rad$) e que a altura delas são todos iguais a 0.08 m, determine a rotoção da turbina, em vários unidades, bem como a vazão volumétrica do gás.

Solução: Resolve-se para Ω em $\xi_{00} = \Omega_r \longrightarrow \Omega = \xi_{00}/r = (90 \text{ m/s})/(0,45 \text{ m})$:

$$\Omega = 200/s = 200 Hz = 200 rps = 12000 rpm = 1257 rad/s 4$$

Uma vez que as quantidades no diagrama de velocidade são médias circumferenciais, a área de escamento para cálculos de vazão volumétrica é a área total (ao longo dos zarad e entre os raios mínimo e máximo, Γ_1 e Γ_2 , das pás e palhetas). Tem-se que $\dot{V}=A.\xi_{Vx}$, uma vez apenas a componente axial de velocidade é responsável por vazão na turbina axial. Portanto:

$$\Gamma_{1}$$
, $\Gamma_{2} = \Gamma \pm \ell/2$, com $\Gamma = 0.45 \text{ m}$ e $\ell = 0.08 \text{ m}$ $\longrightarrow \Gamma_{1}$, $\Gamma_{2} = (0.41; 0.49) \text{ m}$

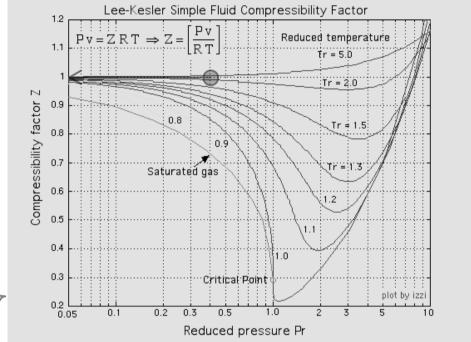
$$A = \pi (\Gamma_{2}^{2} - \Gamma_{1}^{2}) = 0.7262 \text{ m}^{2} \longrightarrow \dot{V} = A.\xi_{vx} = (0.2262 \text{ m}^{2})(122.9 \text{ m/s}) \longrightarrow \dot{V} = 27.81 \text{ m}^{3}/\text{s}$$

Continuação Z: Se o gás que escoa nos condições acima for COz a 3MPa e 1100 K, determine a vazão mássica correspondente.

Pela Tab A-1 (Gengel, Y. A. e Boles, M.A.; 79 Ed., p. 908): Mooz = 44,01 kg/kmol;

Rcoz = 0,1889 ka/kg·K; Tcr = 304,2 K;
Pcr = 7,39 WPa; tal que: TR = 3,62; PR = 0,406

Pelo diagrama de Lee-Kessler de compres-Sibilidade generalitada de substâncias puras, lê-se Z=1 e portanto o comportamento do COz € ideal. Logo:



Fonte: https://www.ohio.edu/mechanical/thermo/property_tables/gas/Zfactor.gif

Eassim, utilizando in = V/v, tem-se:

$$\dot{m} = (27.81 \text{ m}^3/\text{s})/(0.06926 \text{ m}^3/\text{kg}) \rightarrow \dot{m} = 401.5 \text{ kg/s}$$

Unidades de Velocidade nas Equações de Tronsferência de Energia

Termos de energia cinética específica, $1/2\xi^2$, compõem balanços de energia juntomente con termos de trabalho, entalpia específica, e outros, conforme o caso. Quando ξ 's são dados em m/s, a correspondente energia cinética específica é dada en $m^2/s^2 = J/kg$:

$$\frac{J}{k_0} = \frac{N \cdot m}{k_0} = \frac{k_0 \cdot m}{s^2} \cdot \frac{m}{k_0} = \frac{m^2}{s^2} \cdot \frac{m}{s^2}$$

Por outro lado, termos de trabalho e entalpia específicos são normalmente expressos em Termodinâmica em unidades de kJ/kg. Para que termos de energia cinética específica sejam expressos em kJ/kg, duas opções são mencionadas:

- · ec = \frac{3}{2}/2000, com \frac{5}{2} em unidades de m/s (e fator de conversão /1000 explícito);
- $e_c = \frac{1}{2} \xi^2$, com ξ em unidades de $\sqrt{kJ/kg} = \sqrt{1000}$ m/s = 31,62 m/s = 113,8 km/h.

Estas notas adotam a segunda opção nas expressões que contenham termos usualmente dados em kJ/kg, como trabalho específico e entalpia específica, assim como a primeira opção nos demais casos.



Fonte: Adaptado de https://doutormultas.com.br/wp-content/uploads/2016/11/multa-por-excesso-de-velocidade-limites-de-velocidade.jpg

Fig. 4 - Ilustração de valores de limites de velocidade em VkJ/kg contextualizados em uma sinalização de trânsito (adaptação). Valores originais convertidos eram de 100, 90 e 80 km/h, respectivamente.

Exemplo: Calcule a energia cinética específica de caminhões trafegando no limite de velocidode da Fig. 4 ocima, em kJ/kg.

Solução: Tem-se $e_c = \frac{1}{2}\xi^2$ (kJ/kg), portanto $e_c = \frac{1}{2}(0.7 \sqrt{kJ/kg})^2 \longrightarrow e_c = 0.245 kJ/kg <math>\square$

Transferência de Energia

A relação básica de transferência de energia para todas as turbomáquinas é relativamente simples, sendo apenas uma forma da Segunda Lei de Newton,

$$\mathfrak{D} = \mathsf{m}\dot{\xi} , \qquad (\mathsf{TE1})$$

onde $\mathfrak{D}(p\hat{e})$ é o vetor força resultante, m é a massa do sistema com vetor aceleração $\dot{\xi}$, respectivamente em unidades de N, kg e m/s^2 — aplicada ao fluido que atravessa o rotor.

A mudança em magnitude da componente axial de velocidade, DEX, através do rotor dá surgimento a uma força axial, a qual deve ser resistida por mancais axiais. Já a mudança na componente radial de velocidade, DET, dá origem a forças radiais, as quais também devem ser resistidas em mancais radiais. Assim, à parte de efeitos de atrito nos mancais, as variações de velocidade em suas componentes axial e radial não concernem ao movimento angular do rotor.

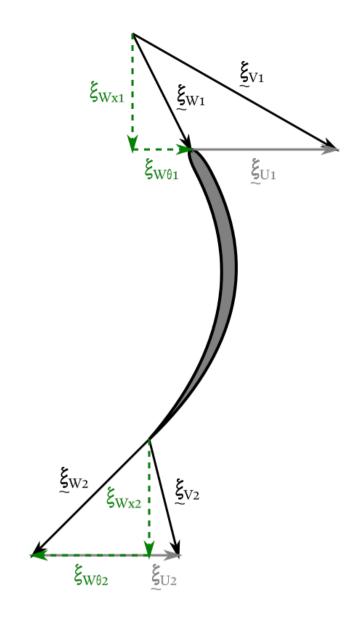


Fig 5 - Diagrama de velocidades sobre uma pá Fonte: Autoria própria.

Éa variação em magnitude e em raio das componentes tangenciais de velocidade, DEO, que corresponde a uma mudança de momento angular no fluido, resultando na desejada transferência de energia.

O torque líquido de eixo, T, é igual à diferença entre torques de entrada e saida:

$$T = T_{\perp} - T_{Z} \longrightarrow T = (\mathfrak{D}_{\theta} r)_{\perp} - (\mathfrak{D}_{\theta} r)_{Z} \qquad [N \cdot m] \qquad (TEZ)$$

Aplicando a Eq.(TE1) na direção tangencial e integrando desde $\xi_v=0$ em t=0 até $\xi_v=\xi_v$ em t=t, com $\dot{m}\equiv dm/dt$ assumido permanente, leva a

$$\mathfrak{D}_{\theta} = \tilde{m} \, \xi_{V\theta} \qquad [N] \qquad (\xi \, em \, [m/s]) \qquad (TE3)$$

Portanto o torque fica, pelas Egs. (TEZ) e (TEZ):

$$\tau = \dot{m} \left(\xi_{VOL} r_L - \xi_{VOZ} r_Z \right). \quad [N.m] \quad (\xi em [m/s]) \quad (TE4)$$

A potência (taxa de trabalho, W) fica

$$\dot{W} = \tau \Omega = \dot{m} \Omega \left(\xi_{VOL} r_L - \xi_{VOZ} r_Z \right), \quad [W] \quad (\xi \text{ em } [m/s])$$
 (TES)

substituindo $\Omega r_n = \xi_{un}$ na Eq. (TES), e ajustando unidades:

$$\dot{W} = \dot{m}\dot{w} = \dot{m}\left(\xi_{V01}\xi_{U1} - \xi_{V02}\xi_{U2}\right). \quad [kw] \quad (\xi em [\sqrt{kJ/kg}]) \quad (TE6)$$

Considerando operação adiabática e utilizando entalpias específicas totais:

$$h_0 = h + e_c = u + P\sigma + e_c = h + \frac{1}{2} \xi_V^2$$
, [kJ/kg] (TE7)

o balanço de energia no fluido através do rotor fica:

$$w = h_{0L} - h_{0Z} = \Delta h_0 = (\xi_{Ver} \xi_{UL} - \xi_{Ver} \xi_{UZ}) . [kJ/kg]$$
 (TE8)

A Eq. (TF8) é conhecida como equação de Euler de turbomáquinas, e é a equação básica de trabalho para todas as turbomáquinas.

A Eq. (TE8) pode ser trabalhada para gerar outra equação de mais cômoda aplicação:

$$\xi_{W}^{Z} = \xi_{W0}^{Z} + \xi_{Wx}^{Z} \longrightarrow \xi_{W0} = \xi_{V0} - \xi_{U} \longrightarrow$$

$$= \xi_{V0}^{Z} + 2\xi_{V0}\xi_{U} + \xi_{U}^{Z} + \xi_{Wx}^{Z} \longrightarrow \xi_{Wx} = \xi_{Vx} , \quad \text{com} \quad \xi_{Vx}^{Z} = \xi_{V}^{Z} - \xi_{V0}^{Z} \longrightarrow$$

$$\xi_{Wx}^{Z} = \xi_{W}^{Z} - \xi_{V0}^{Z} - 2\xi_{V0}\xi_{U} - \xi_{U}^{Z} = \xi_{Vx}^{Z} - \xi_{V0}^{Z} \longrightarrow$$

$$\xi_{W}^{Z} - \xi_{V0}^{Z} - 2\xi_{V0}\xi_{U} - \xi_{U}^{Z} = \xi_{Vx}^{Z} - \xi_{V0}^{Z} \longrightarrow$$

$$\xi_{V0}^{Z} + \xi_{U}^{Z} - \xi_{U}^{Z} - \xi_{U}^{Z} \longrightarrow$$

$$= \xi_{V} - \xi_{V0} \longrightarrow$$

$$= \xi_{V} - \xi_{V} - \xi_{V} \longrightarrow$$

$$= \xi_{V} - \xi_{V} - \xi_{V} \longrightarrow$$

$$= \xi_{V} - \xi_{V}$$

Substituindo este resultado na equação de Euler resulta em:

$$\Delta h_0 = \Delta e_{CV} + \Delta e_{CU} - \Delta e_{CW} = \frac{1}{2} \left[(\xi_{VL}^2 - \xi_{V2}^2) + (\xi_{UL}^2 - \xi_{U2}^2) - (\xi_{WL}^2 - \xi_{W2}^2) \right]$$

$$= h_{0L} - h_{02} . \qquad [kJ/kg]$$
(TE9)

Ainda, pela definição de entalpia específica total, ho:

$$\Delta h = h_1 - h_2 = \Delta e_{cu} - \Delta e_{cw} = \frac{1}{2} \left[\left(\xi_{u1}^2 - \xi_{u2}^2 \right) - \left(\xi_{w1}^2 - \xi_{w2}^2 \right) \right]. \left[kJ/kg \right]$$
 (TE10)

Exemplo: Considerando que o diagrama de velocidades da ilustração esteja em escala, com \(\xi_{WXL} = 40 \, m/s \), determine todas as quantidades do diagrama de velocidades em m/s e em \(\xi_{LT}/kg \).

Solução: Coda linha equivale a 20 m/s, logo:

\$\frac{1}{5}\text{MB1} = 20 \text{ m/s} \frac{1}{5}\text{MB1} = \frac{1}{5}\text{NB1} \rightarrow \frac{1}{5}\text{MB1} = \frac{1}{5}\text{NB1} = \frac{1}{5}\text{NB1} = \frac{1}{5}\text{MB1} = \frac{1}{5}\text{NB1} = \frac{1}{5}\text{MB1} = \frac{1}{5}\text{MB2} = \frac{

Continuação 1: Calcule o trabalho específico produzido no estágio ilustrado, (i) pela equação de Euler e (ii) pela Eq. (TEq).

Solução: (i) Tem-se:
$$W = \Delta h_0 = h_{0L} - h_{02} = (\xi_{V0L} \xi_{UL} - \xi_{V02} \xi_{U2})$$

$$W = \left[(70 \%) (50 \%) - (10 \%) (50 \%) \right] \times 10^{-3} (kJ/kg) / (m^2/s^2)$$

$$= (3,5 - 0,5) kJ/kg \longrightarrow W = 3,0 kJ/kg 0$$
(ii) Tem-se: $W = \Delta h_0 = \Delta e_{CV} + \Delta e_{CU} - \Delta e_{CW} = (0,0 + 2,4 + 0,6) kJ/kg \longrightarrow W = 3,0 kJ/kg $\square$$

Continuação 2: Recalcule o trabalho específico no caso em que todas as velocidades são multiplicadas pelo fator constante f = 2.

Carregamento nas Pás

A curvatura das pás do rotor causam mudança de direção do escoamento. Tal mudança engendra o surgimento de regiões de alta e baixa pressões nas superficies das pás, conforme indicado na Fig.6 abaixo:

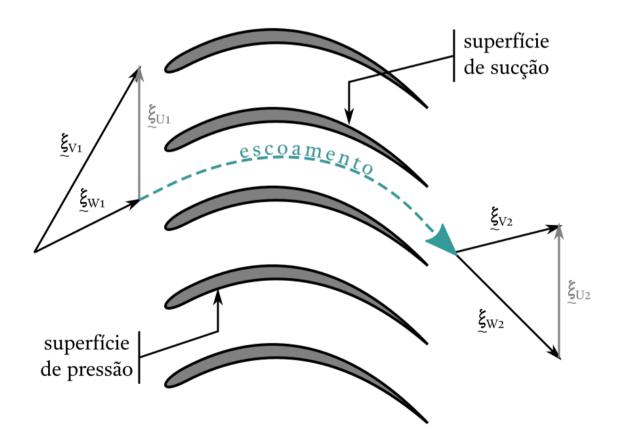


Fig 6 - Esquemático do escoamento através de uma grade de pás móveis com indicação de superfícies (faces) de pressão (côncavas) e de sucção (convexas). Fonte: Autoria própria

Partindo-se da borda de ataque, na qual se estabelecem condições de estagnação, i.e., $\xi_{W} = 0$ m/s, até a borda de fuga pelo plano circumferencial, existem dois possíveis caminhos:

- (i) pela superfície de pressão (lado côncavo) do pá, ou
- (ii) pela superfície de sucção (lado convexo) da pá.

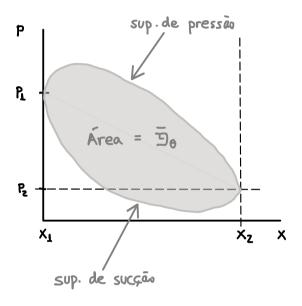


Fig. 7 - Perfis de pressão ao longo da corda axial de pás (de rotor), também conhecidos por diagrama de carga da pá.

Foute: Autoria própria.

A Fig. 7 acima ilustra um diagrama de carga de pá, ilustrativo do processo de transferência de energia via perfis de pressão estática nas faces de pressão e sucção das pás do rotor. A área entre as curvas é uma força média representativa na direção tangencial, $\bar{\mathfrak{D}}_{0}$.

Reação (ou Grav de Reação)

Diferentes medidas de reação (de estágio, R_{stg}, de estator, R_{stt}, de fileira de pás de rotor, R_{rot}) são valores que caracterizam as respectivas partes, permitindo sua classificação.

Define-se (grou de) reação de estágio como a razão entre a variação de entalpia pela transferência total de energia em um estágio:

$$R_{stg} = \frac{h_1 - h_2}{w} = \frac{h_1 - h_2}{h_{ol} - h_{oz}} = \frac{\Delta h}{\Delta h_0} = \frac{\Delta e_{cu} - \Delta e_{cw}}{\Delta e_{cv} + \Delta e_{cv} - \Delta e_{cw}}$$

$$k^{2d} = \frac{(\xi_{01}^{AT} - \xi_{02}^{AS}) + (\xi_{01}^{AT} - \xi_{02}^{AS}) - (\xi_{01}^{AT} - \xi_{02}^{AS})}{(\xi_{01}^{AT} - \xi_{02}^{AS}) - (\xi_{01}^{AT} - \xi_{02}^{AS})}$$

Exemplo: Determine o grav de reação do estágio do exemplo anterior nas (i) velocidades originais e (ii) velocidades magnificadas pelo fator constante f = Z.

Solução: Das voiações de energia cinética já calculadas, tem-se: $\Delta e_{cv} = 0 \, kJ/kg$; $\Delta e_{cv} = 2/4 \, kJ/kg$; $\Delta e_{cv} = -0.6 \, kJ/kg$;

(i)
$$R_{stg} = \frac{(0.0) - (-0.6)}{(2.4) + (0.0) - (-0.6)} = \frac{0.6}{3.0} = 0.2 \text{ d}$$

(ii)
$$R_{stg} = \frac{(0,0)f^{2} - (-0,6)f^{2}}{(2,4)f^{2} + (0,0)f^{2} - (-0,6)f^{2}} = \frac{0,6f^{2}}{3,0f^{2}} = 0.24$$

Vê-se, portanto, que o fator constante f não impacta a reação do estágio. □

Estágios com zero grav de reação, $R_{stg}=0$, caracterizam aqueles nos quais não apresentam variações de entalpia específica, $\Delta h=h_1-h_2=0$, e todo o trabalho executado no estágio resulta da variação de energia cinética específica absoluta, Δe_{cv} . Tais estágios são designados "de impulso".

Para escamento puramente axial, $\Gamma_1 = \Gamma_2$ \longrightarrow $\xi_{UL} = \xi_{UZ}$ \longrightarrow $\Delta e_{CU} = 0$, mudanças na entalpia específica, $\Delta h = h_1 - h_2 = \Delta e_{CU} - \Delta e_{CW} = -\Delta e_{CW}$, necessariamente advém da variação da energia cinética relativa, $V_2(\xi_{WL}^2 - \xi_{WZ}^2)$. Assim, em estágios axiais de impulso, $\xi_{WL} = \xi_{WZ}$.

Exemplo: Discuta alterações na geometria de saïda (borda de fuga) da pa ilustrada — a mesma dos exemplos anteriores — tal que o estagio passe a ser de impulso. As condições de contorno são: • $\Gamma_1 = \Gamma_2$, • $\xi_{WKZ} = \xi_{WKL}$.

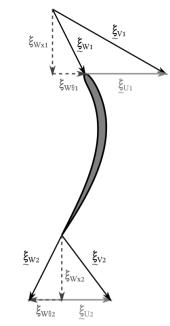
Solução: Um estágio de impulso ε caracterizado por $R_{stg} = 0$, logo: $\Delta h = h_1 - h_z = \Delta e_{cu} - \Delta e_{cw} = 0$ \longrightarrow $\xi_{UL} = \xi_{UZ}$ \longrightarrow $\Delta e_{Cu} = 0$ \longrightarrow $\xi_{WL} = \xi_{WZ}$. Como $\xi_{WXZ} = \xi_{WXL}$, tem-se: $|\xi_{WBZ}| = |\xi_{WBL}|$ \longrightarrow $\beta_Z = \pm \beta_L$ Δ

Para que haja variação em ξv_{θ} , escolhe-se $\beta_z = -\beta_1 \longrightarrow \xi_{W\theta z} = -\xi_{W\theta z} = 0$

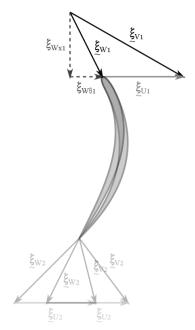
Continuação L: Calcule o trabalho específico produzido na nova configuração.

Solução: Com a nova geometria de fuga, tem-se: $\xi_{VOZ} = \xi_{VOZ} + \xi_{WOZ} = (50 \text{ M/s}) + (-20 \text{ M/s}) \longrightarrow \xi_{VOZ} = 30 \text{ m/s}; \quad \alpha_Z = \text{atan}(3/4) = 0.644 \text{ rad} = 36.9°$ $\xi_{VOZ} = \sqrt{\xi_{VOZ}^2 + \xi_{WXZ}} = 50 \text{ m/s} = 1.58 \sqrt{kJ/kg}$ 4

Assim, pela Eq. (TE9), tem-se: $w = \Delta h_0 = \Delta e_{cv} + \Delta e_{cu} - \Delta e_{cw} \rightarrow \omega = \Delta h_0 = \Delta e_{cv} = \frac{1}{2}(\xi_{v1}^2 - \xi_{v2}^2) \rightarrow \omega = e_{cv1} - e_{cv2} = (3,25 - 1,25) kJ/kg \rightarrow \omega = 2,0 kJ/kg \$



Nova configuração (impulso).



Comparativo entre configurações.

Em suma:
$$\xi_{U1} = 50 \text{ m/s} = 1.58 \text{ √kJ/kg} ; e_{CU2} = 1.25 \text{ kJ/kg}$$
 $\xi_{U2} = 50 \text{ m/s} = 1.58 \text{ √kJ/kg} ; e_{CU2} = 1.25 \text{ kJ/kg}$
 $\xi_{V1} = 80.62 \text{ m/s} = 2.55 \text{ √kJ/kg} ; e_{CV1} = 3.25 \text{ kJ/kg}$
 $\xi_{V2} = 50 \text{ m/s} = 1.58 \text{ √kJ/kg} ; e_{CV2} = 1.25 \text{ kJ/kg}$
 $\xi_{W1} = 44.72 \text{ m/s} = 1.41 \text{ √kJ/kg} ; e_{CW2} = 1.00 \text{ kJ/kg}$
 $\xi_{W2} = 44.72 \text{ m/s} = 1.41 \text{ √kJ/kg} ; e_{CW2} = 1.00 \text{ kJ/kg}$
 $\xi_{W2} = 44.72 \text{ m/s} = 1.41 \text{ √kJ/kg} ; e_{CW2} = 1.00 \text{ kJ/kg}$
 $\xi_{W2} = 26.60 \text{ } \beta_{Z} = -26.60 \text{ } \alpha_{L} = 60.30 \text{ } \alpha_{Z} = 36.90 \text{ } \square$

Alguns definem impulso com base na ausência de variação de pressão no rotor ao invês da ausência de variação de entalpia estática. A definição baseada na pressão é aproximadamente a mesma que aquela apresentada aqui, tendo por única diferença as perdas de carga; assim, no caso isentrópico (sem perda de carga), as definições coincidem.

Reação de estator e de notor são generalizáveis em reação de fileiras de pás/palhetas, definidas como a razão entre a variação da energia cinética (relativa à fileira) através da fileira de pas/palhetas e a energia cinética (relativa à fileira) na saída da respectiva fileira:

$$R_{fil} = \frac{\Delta e_{c,rel,fil}}{e_{c,rel,soi}}$$

de onde vem a reação de estator, R_{stt}, (\xi_u,st = \omega \rightarrow \xi_{rel} = \xi_v)

$$R_{stt} = \frac{\Delta e_{cv,stt}}{e_{cv,soi}} = \frac{\xi v_1^2 - \xi v_0^2}{\xi v_1^2} = \underline{1 - \frac{\xi v_0^2}{\xi v_1^2}}$$

assim como a reação de rotor, Rot, (\xi_U, rot \neq \infty \rightarrow \xi_{rel} = \xi_W)

$$R_{rot} = \frac{\Delta e_{cw, rot}}{e_{cw, sai}} = \frac{\xi_{wz}^2 - \xi_{wz}^2}{\xi_{wz}^2} = \underline{\Gamma} - \frac{\xi_{wz}^2}{\xi_{wz}^2}.$$

Exemplo: Calcule as reações de rotor dos rotores de (i) reação e (ii) impulso dos exemplos anteriores.

Solução: Aplicando-se a definição de reação de rotor:

(i) no rotor de reação exemplificado:

$$\xi_{NL} = 44.72 \text{ m/s} = 1.41 \sqrt{kJ/kg} \text{ j} \quad e_{CNL} = 1.00 \text{ kJ/kg}$$

$$\xi_{NZ} = 56.57 \text{ m/s} = 1.79 \sqrt{kJ/kg} \text{ j} \quad e_{CNZ} = 1.60 \text{ kJ/kg}$$

$$R_{TOL} = \frac{\Delta e_{CN}}{e_{CNZ}} = \frac{-0.6 \text{ kJ/kg}}{1.6 \text{ kJ/kg}} = \frac{-0.6}{1.6} = -0.375 \text{ d}$$

(ii) no rotor de impulso exemplificado:

$$\xi_{\text{NL}} = 44.72 \text{ m/s} = 1.41 \sqrt{kJ/kg} \text{ j} e_{\text{CWL}} = 1.00 \text{ kJ/kg}$$

$$\xi_{\text{WZ}} = 44.72 \text{ m/s} = 1.41 \sqrt{kJ/kg} \text{ j} e_{\text{CW}} = 1.00 \text{ kJ/kg}$$

$$R_{\text{rot}} = \frac{\Delta e_{\text{CW}}}{e_{\text{CWZ}}} = \frac{0.0 \text{ kJ/kg}}{1.0 \text{ kJ/kg}} = 0.0 \quad \blacksquare$$

Alguns autores definem reação de fileiras de pás/palhetas por meio de relações entre velocidades análogas às agui apresentadas em termos de energia cinética específicas, o que leva a expressões análogas com termos de velocidade com expoente unitário, ao invês dos termos quadráticos agui apresentados.