

MECÂNICA DOS FLUIDOS I Engenharia Aeroespacial

2º Teste

19/Dezembro/2014

Duração total (partes teórica e prática): 2 horas

Esta parte realiza-se com consulta de 1 ou 2 livros de texto, as folhas da disciplina e transparências das aulas teóricas. Apresente um nível adequado de justificação e a fonte bibliográfica das expressões que utilizou se diferentes das utilizadas nas aulas teóricas.

PARTE PRÁTICA

ı

(8 valores)

Em túneis de vento usa-se um alinhador antes da secção de teste para eliminar a rotação e outros escoamentos secundários do escoamento antes da secção de teste. O alinhador consiste numa grelha com N=400 canais rectangulares de lados a=3,8~cm e comprimento L=22~cm tal como representado na figura 1. Sabendo que a velocidade de aproximação é uniforme e igual a $U_0=14~m/s$, e que o fluido que se escoa no túnel de vento é ar ($\rho=1,26~kg/m^3$; $\nu=1,5\times10^{-5}m^2/s$), pretende calcular-se a queda de pressão e a resistência aerodinâmica de natureza viscosa no alinhador.

Nota: No calculo das camadas limites assuma como primeira aproximação que i) estas não interagem entre si, ii) desenvolvem-se como camadas limites bidimensionais, e iii) desenvolvem-se em gradiente de pressão nulo, iv) desenvolvem-se em regime laminar.

Calcule:

- a) A espessura, a espessura de deslocamento, e a espessura de quantidade de movimento no fim do escoamento (x=L) para cada uma das camadas limites que se formam no interior dos elementos do alinhador. (1,5 val.)
- b) A resistência aerodinâmica de natureza viscosa que se obtém num alinhador constituído por *N* elementos. (1,5 val.)
- c) A velocidade longitudinal fora das camadas limites, no fim do escoamento (x = L).

(1,5 val.)

d) A queda de pressão no alinhador.

(1,5 val.)

e) A velocidade normal à placa na extremidade das camadas limites no fim do escoamento $v(x=L,y=\delta(L))$. (2,0 val.)

Note que para
$$U_{\infty}$$
 constante, então $-\frac{\partial u}{\partial x} = \frac{dU_{\infty}}{dx} - \frac{\partial u}{\partial x}$

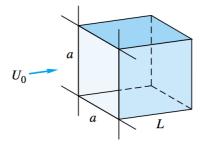


Figura 1: Esquema de um elemento do alinhador usado em túneis de vento.

[] (7 valores)

Considere duas tubeiras convergentes/divergentes com a mesma área de garganta e ligadas entre si por uma conduta de secção constante. A área das duas gargantas é de $0,005~\mathrm{m}^2$. A primeira tubeira é alimentada por um reservatório de grandes dimensões em que se armazena metano (CH₄) a uma pressão de $7,8\times10^5$ Pa e a uma temperatura de $353~\mathrm{K}$. A constante de gás perfeito para o metano é $R=518,27~\mathrm{J/(kg~K)}$ e a razão de calores específicos é $\gamma=1,2987$. Na secção 3 a pressão estática é de $5,6\times10^5~\mathrm{Pa}$. Ocorre uma onda de choque quando a pressão estática atinge o valor de $2,1\times10^5~\mathrm{Pa}$ na parte divergente da primeira tubeira.

- a) Determine a área da secção onde ocorre a onda de choque e os números de Mach imediatamente antes e depois da onda de choque. (2,0 val.)
- b) Calcule a área, a temperatura e o número de Mach na secção 3. (2,0 val.)
- c) Qual o caudal mássico \dot{m}_4 que é necessário extrair no tubo ligado à conduta na secção 4, para garantir que a segunda garganta está em condições sónicas. (2,0 val.)
- d) Represente num diagrama temperatura/entropia (T,s) a evolução do processo entre o reservatório (0) e a segunda garganta (6). Procure ser qualitativamente rigoroso.

(1,0 val.)

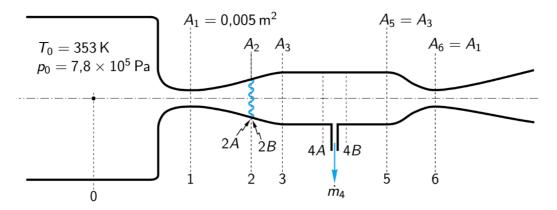


Figura 2: Esquema das duas tubeiras convergentes/divergentes.