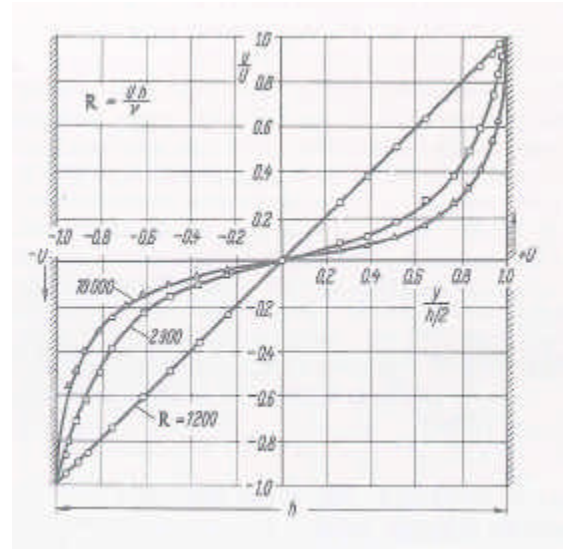
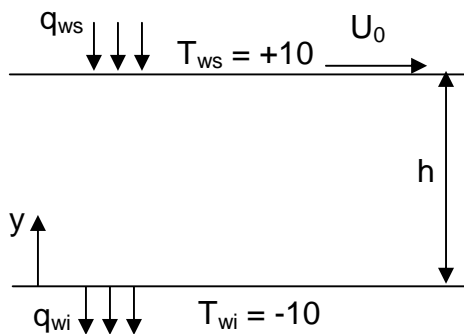


Lista de Exercícios N. 6 – Lei de Parede Térmica

- 1) Considere o escoamento turbulento de Couette com troca térmica transversal. A parede superior está se deslocando com velocidade  $U_0$  e está submetida a uma temperatura  $T_{ws} = +10$ . Já a parede inferior está estacionária e submetida a uma temperatura  $T_{wi} = -10$ . Uma representação esquemática do canal é dada na figura abaixo onde  $h$  é a distância entre as placas. O escoamento está térmica e hidrodinamicamente desenvolvido. O fluxo de calor  $q_{ws}$  é igual ao  $q_{wi}$  e ocorre na direção  $y$  negativo. O escoamento possui a componente de velocidade média  $U$ . Os perfis de velocidade e temperatura são similares. A figura ao lado exibe o perfil de velocidade para vários Reynolds.



- a) Mostre que a temperatura no centro do canal,  $y = h/2$  é dada pela média aritmética das temperaturas da parede:  $T(h/2) = 0.5 \cdot (T_{ws} + T_{wi})$ ;
- b) Definindo o fluxo de calor,  $q_{wi} = h(T_{wi} - T_{h/2})$ , isto é como sendo proporcional a diferença entre a temperatura da parede e aquela do centro do canal; mostre que o número de Stanton pode ser definido para este caso como:  $St = (t_i^+(h/2) \cdot U_0^+)^{-1}$ .
- c) Utilizando a lei-log térmica, encontre:

$$St = \frac{C_f/2}{Pr_t/2 + \sqrt{C_f/2} \cdot (C_T(Pr) - Pr_t \cdot B)} \quad \text{onde } St = \frac{h}{\rho \cdot C_p \cdot U_0}$$

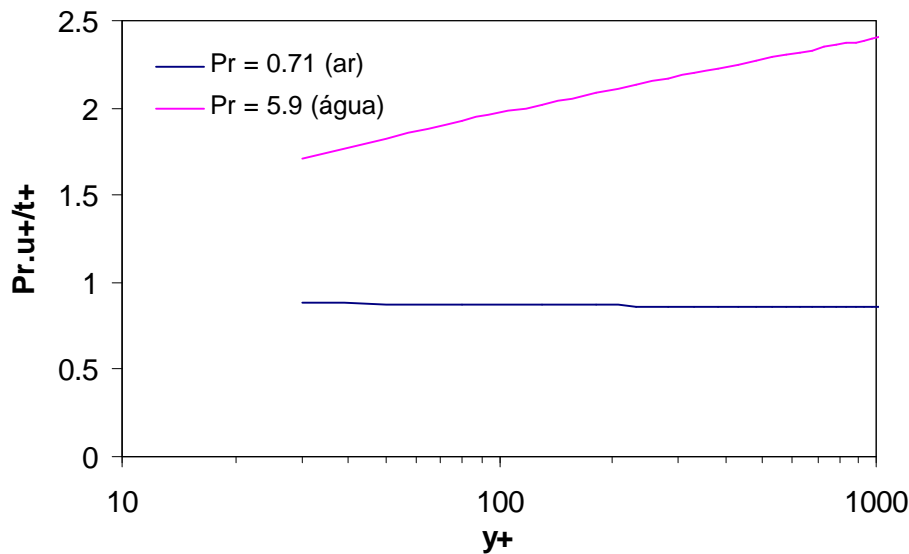
- 2) Mostre que a razão de temperaturas e de velocidades pode ser expressa por:

$$\left( \frac{T_w - T_{SCL}}{T_w - T_\infty} \right) \cdot \left( \frac{U_\infty}{U_{SCL}} \right) \equiv \frac{Pr \cdot U^+(y^+ = \infty)}{T^+(y^+ = \infty)}$$

Além disto, calcule a razão para o ar ( $Pr = 0.71$ ) e para a água ( $Pr = 5.9$ ) para valores de  $y^+$  variando entre 30 e 1000 (não considere efeitos de esteira) e mostre graficamente que

$$0.8 < \frac{Pr \cdot U^+}{T^+} < 2.5; \text{ ou seja } \frac{Pr \cdot U^+}{T^+} \cong 1$$

Veja gráfico da figura abaixo:



- 3) Leis-Log são extensivamente utilizadas em métodos numéricos para se fazer uma 'ponte' entre a parede e a região vizinha sem a necessidade de se empregar uma malha excessivamente refinada. Por meio dela pode-se estimar a tensão e o fluxo de calor no primeiro nó, adjacente a parede, desde que ele esteja na região logarítmica do perfil de velocidades. Considerando que  $U_\delta$  e  $T_\delta$  sejam a velocidade e temperatura do fluido no primeiro nó adjacente à parede,  $v^*$  e  $t^*$  a velocidade e temperatura de atrito,  $T_w$  a temperatura da parede e  $\delta$  a distância da parede ao primeiro nó. O fluxo de calor na parede é determinado por:

$$\dot{q}_w'' = -St_w \cdot \rho \cdot C_p \cdot |U_\delta| \cdot (T_\delta - T_w)$$

onde  $T_\delta > T_w$  e  $St_w$  é o número de Stanton modificado para as condições da parede.

- a) Mostre então que  $St_w$  é dado por:

$$St_w = \frac{v^*}{U_\delta} \cdot \frac{1}{t^*(\delta^+)}$$

- b) Utilizando a lei-log térmica, mostre que  $St_w$  pode ser expresso por:

$$St_w = \frac{(C_f/2)}{Pr_t + \sqrt{C_f/2}(C_T(Pr) - Pr_t \cdot B)}$$

onde

$$Re_\delta = \frac{U_\delta \delta}{\nu} \quad \text{e} \quad C_f = \frac{\tau_w}{\frac{1}{2} \rho U_\delta^2}$$

onde  $\kappa$  é a constante de Von Kàrmàn e  $B$  a constante da lei log, (0.41 e 5.0).

- c) Mostre que para o ar ela é dada por:

$$St_w = \frac{(C_f/2)}{0.85 + \sqrt{C_f/2}(13.2 \cdot Pr - 9.59)}$$