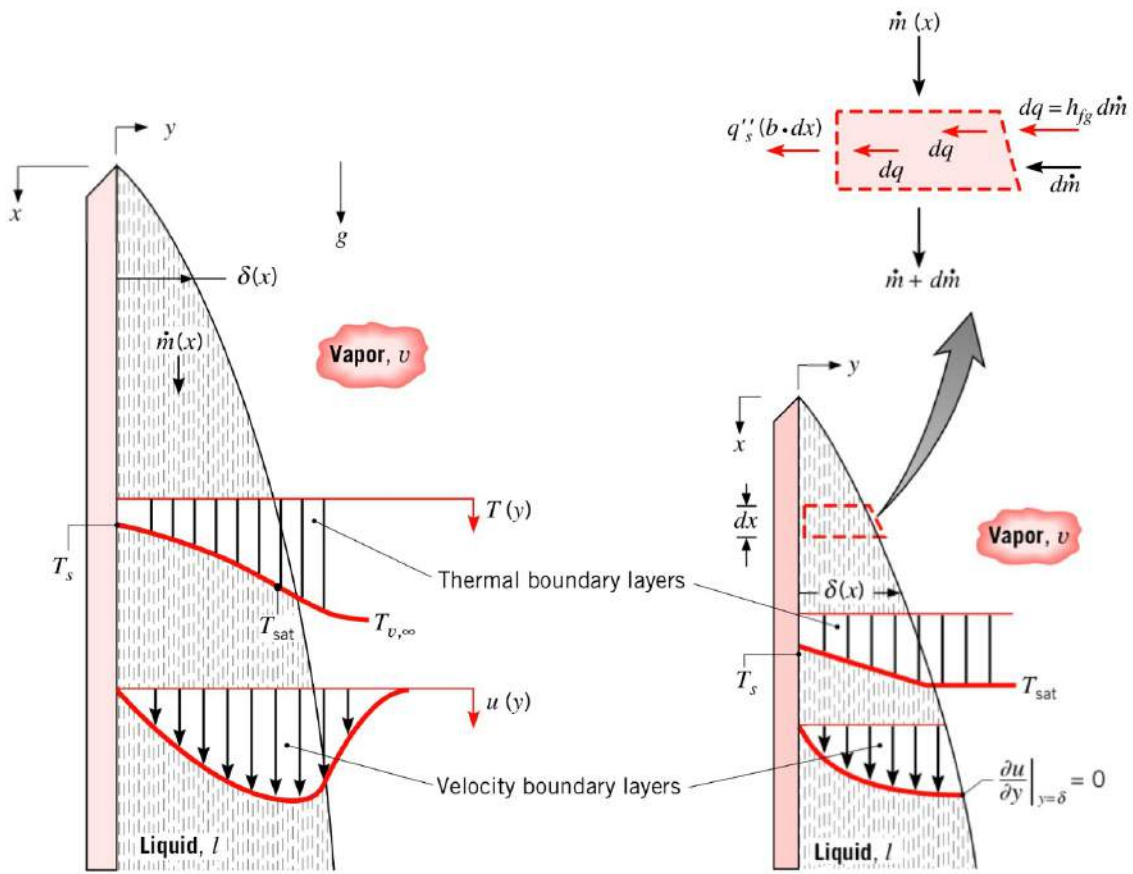


Análise de Nusselt

Condensação em filme laminar sobre uma placa vertical.



real camada-limite aproximada
térnica e de velocidade

Análise de Nusselt

1) escoamento laminar e propriedades constantes no filme líquido;

2) a face gasosa é considerada como vapor puro com temperatura uniforme $T = T_{sat}$.

Transferência de calor pode ocorrer na superfície líquido-vapor apenas por condensação e não por condução a partir do vapor.

3) a tensão de cisalhamento na interface líquido-vapor ($y = \delta$) é desprezível.

$$\left. \frac{\partial u}{\partial y} \right|_{y=\delta} = 0$$

4) transferência de quantidade de movimento e energia por advecção no filme condensado é desprezível. Esta hipótese é válida para velocidades do filme baixas. Com isso a transferência de calor ao longo do filme ocorre apenas por condução, ou seja, sua distribuição é linear.

Conservação da quantidade de movimento

$$\cancel{\frac{\partial u}{\partial t}} + \cancel{w \frac{\partial u}{\partial x}} + \cancel{v \frac{\partial u}{\partial y}} + \cancel{w \frac{\partial u}{\partial z}} = -\frac{1}{\rho_l} \frac{\partial p}{\partial x} + \frac{\mu_l}{\rho_l} \left[\cancel{\frac{\partial^2 u}{\partial x^2}} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \cancel{\frac{\partial^2 u}{\partial z^2}} \right] + \cancel{\beta_x}$$

$$\cancel{\frac{\partial v}{\partial t}} + \cancel{w \frac{\partial v}{\partial x}} + \cancel{v \frac{\partial v}{\partial y}} + \cancel{w \frac{\partial v}{\partial z}} = -\frac{1}{\rho_l} \frac{\partial p}{\partial y} + \frac{\mu_l}{\rho_l} \left[\cancel{\frac{\partial^2 v}{\partial x^2}} + \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} + \cancel{\frac{\partial^2 v}{\partial z^2}} \right] + \cancel{\beta_y}$$

$$\cancel{\frac{\partial w}{\partial t}} + \cancel{w \frac{\partial w}{\partial x}} + \cancel{v \frac{\partial w}{\partial y}} + \cancel{w \frac{\partial w}{\partial z}} = -\frac{1}{\rho_l} \frac{\partial p}{\partial z} + \frac{\mu_l}{\rho_l} \left[\cancel{\frac{\partial^2 w}{\partial x^2}} + \frac{\partial^2 w}{\partial y^2} + \cancel{\frac{\partial^2 w}{\partial z^2}} \right] + \cancel{\beta_z}$$

- considerando o vapor em repouso ($y > \delta$), $\frac{\partial p}{\partial x} = \frac{dp_{\infty}}{dx} = \rho_{\infty} g$ teoria de camada-limite
- gradientes normais à superfície são muito maiores que gradientes ao longo da superfície, pois a espessura da camada limite é relativamente pequena quando comparada ao tamanho do objeto a partir do qual ela se forma.

$$\frac{\partial^2 u}{\partial x^2} \ll \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \quad \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} \ll \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} \quad \frac{\partial p}{\partial x} = \frac{dp_{\infty}}{dx} = \rho_{\infty} g$$

$$0 = -\frac{1}{\rho_l} \rho_{\infty} g_x + \frac{\mu_l}{\rho_l} \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} + \frac{\rho_l}{\rho_l} g_x$$

$$\frac{d^2 u}{dy^2} = -\frac{g_x}{\nu_l} \frac{\Delta \rho}{\rho_l} \quad \text{onde } \Delta \rho = \rho_l - \rho_{\infty}$$

$$\frac{d^2 u}{dy^2} = -\frac{g_x}{\mu_l} (\rho_l - \rho_{\infty})$$

- Integrando a equação:

$$\frac{d^2 u}{dy^2} = -\frac{g_x}{\mu_l} (\rho_l - \rho_{\infty})$$

$$\frac{d}{dy} \left(\frac{du}{dy} \right) = -\frac{g_x}{\mu_l} (\rho_l - \rho_{\infty})$$

$$\int_{x_1}^{x_2} \frac{d}{dy} \left(\frac{du}{dy} \right) = \int_{y_0}^{y=\delta} -\frac{g_x}{\mu_l} (\rho_l - \rho_{\infty}) dy$$

$$\frac{du}{dy} = -\frac{g^x}{\mu_l} (\rho_l - \rho_a) y + c_1 \longrightarrow \int_{x_1}^{x_2} du = \int_{y_0}^{y_1} -\frac{g^x}{\mu_l} (\rho_l - \rho_a) y dy + \int_{y_0}^{y_1} c_1 dy$$

$$u(y) = -\frac{g^x}{\mu_l} (\rho_l - \rho_a) \frac{y^2}{2} + c_1 y + c_2$$

• aplicando as condições de contorno:

$$u(y=0) = 0 \longrightarrow u(0) = -\frac{g^x}{\mu_l} (\rho_l - \rho_a) \frac{0^2}{2} + c_1 \cdot 0 + c_2$$

$$c_2 = 0$$

$$\left. \frac{du}{dy} \right|_{y=\delta} = 0 \longrightarrow \left. \frac{du}{dy} \right|_{y=\delta} = -\frac{g^x}{\mu_l} (\rho_l - \rho_a) y + c_1 = 0$$

$$c_1 = \frac{g^x}{\mu_l} (\rho_l - \rho_a) y \Big|_{y=\delta}$$

$$c_1 = \frac{g^x}{\mu_l} (\rho_l - \rho_a) \delta$$

• resultando em:

$$u(y) = -\frac{g^x}{\mu_l} (\rho_l - \rho_a) \frac{y^2}{2} + \frac{g^x}{\mu_l} (\rho_l - \rho_a) \delta y$$

$$= \frac{g^x}{\mu_l} (\rho_l - \rho_a) \left[\delta y - \frac{y^2}{2} \right]$$

- o fluxo de massa 2D \dot{m} por unidade de comprimento L :

$$\dot{m} = \int_S \rho_L u n dA = \int_{y_0}^{y_f} \int_{z=0}^{z=L} \rho_L u dz dy = \int_{y_0}^{y_f} \rho_L u L dy$$

$$\frac{\dot{m}}{L} = \int_{y=0}^{y=\delta} \rho_L \frac{g_x}{\mu_L} (\rho_L - \rho_a) \left[\delta y - \frac{y^2}{2} \right] dy$$

$$= \rho_L \frac{g_x}{\mu_L} (\rho_L - \rho_a) \left[\delta \frac{y^2}{2} - \frac{y^3}{6} \right]_{y=0}^{y=\delta}$$

$$= \rho_L \frac{g_x}{\mu} (\rho_L - \rho_a) \frac{\delta^3}{3}$$

$$= \frac{\rho_L g_x (\rho_L - \rho_a) \delta^3}{3 \mu_L}$$

- para calcularmos a espessura da camada limite, procuramos encontrar a diferencial do fluxo de massa $\frac{\dot{m}}{L} \rightarrow d\left(\frac{\dot{m}}{L}\right)$

$$\frac{d}{dx} \left(\frac{\dot{m}}{L} \right) = \frac{\rho_L g_x (\rho_L - \rho_a) d\delta^3}{3 \mu_L dx}$$

$$\frac{1}{L} \frac{d\dot{m}}{dx} = \frac{\rho_L g_x (\rho_L - \rho_a) \delta^2 d\delta}{\mu_L dx}$$

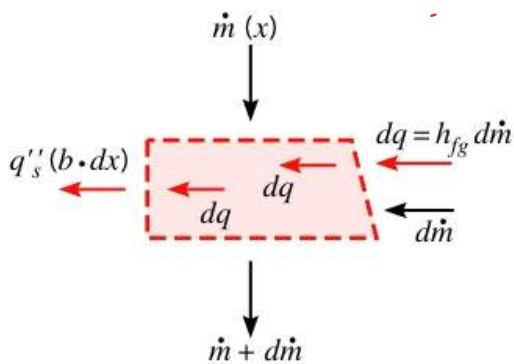
Conservação de energia (temperatura)

~~taxa de acumulação de energia dentro do volume por unidade de tempo~~ + ~~fluxo líquido de energia atravessando a fronteira do volume~~ = ~~$\dot{W} - \dot{Q}$~~ → ~~fluxo de calor~~ / ~~geração~~

fluxo de calor = 0 $\xrightarrow{\text{forma diferencial}}$ $\vec{\nabla} \cdot \vec{q} = 0 \therefore \vec{q} = cte$

$$\vec{q}_{\text{entra}} = \vec{q}_{\text{sai}} \rightarrow \vec{q}_{\text{latente}} = \vec{q}_{\text{condução}}$$

• camada-limite térmica linear: $\partial T / \partial y = \Delta T / \Delta y$



$$h_{fg} \dot{m} = \vec{q}_s (L \cdot dx)$$

$$\frac{1}{L} \frac{d\dot{m}}{dx} = \frac{\vec{q}_s}{h_{fg}}$$

$$\vec{q}_s = \frac{k_l (T_{sat} - T)}{\Delta x} = \frac{k_l (T_{sat} - T)}{\delta}$$

↳ k_l de Fourier

• igualando $\frac{1}{L} \frac{d\dot{m}}{dx}$ e substituindo \vec{q}_s :

$$\frac{k_l}{h_{fg} \delta} (T_{sat} - T) = \frac{\rho_l g (\rho_l - \rho_a) \delta^2 d\delta}{\mu_l dx}$$

$$\int_{\delta=0}^{\delta} \delta^3 d\delta = \frac{k_L \mu_L (T_{\text{sat}} - T)}{g \rho_L (\rho_L - \rho_a) h_{fg}} \int_{x=0}^x dx$$

$$\delta(x) = \left[4 \frac{k_L \mu_L (T_{\text{sat}} - T) x}{g \rho_L (\rho_L - \rho_a) h_{fg}} \right]^{1/4}$$

• substituindo $\delta(x)$ na equação do fluxo de massa $\frac{\dot{m}}{L}$:

$$\frac{\dot{m}}{L} = \frac{\rho_L g x (\rho_L - \rho_a) \delta^3}{3 \mu_L} = \frac{\rho_L g x (\rho_L - \rho_a)}{3 \mu_L} \left[4 \frac{k_L \mu_L (T_{\text{sat}} - T) x}{g \rho_L (\rho_L - \rho_a) h_{fg}} \right]^{3/4}$$