

مجموعه فرمول های

# انتقال حرارت

بخش اول: هدایت

تهیه کننده: دکتر بهزاد خداکرمی

## فصل ۱

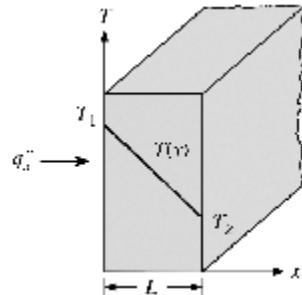
### مقدمه

#### ۱-۱- انتقال گرما و مکانیسم‌های آن

$$q''_x = -k \frac{dT}{dx} \quad (1)$$

برای توزیع دما خطی:

$$q''_x = k \frac{\Delta T}{L} \quad (2)$$



$k$ : ضریب هدایت گرمایی     $L$ : ضخامت صفحه     $A$ : سطح مقطع عمود بر جهت انتقال گرما

$$q_x = q''_x A \quad \text{نرخ انتقال گرما:}$$

شکل سه بعدی قانون فوریه

$$q''_x = -k \frac{\partial T}{\partial x} \quad (3)$$

$$q''_y = -k \frac{\partial T}{\partial y} \quad (4)$$

$$q''_z = -k \frac{\partial T}{\partial z} \quad (5)$$

$$\mathbf{q}'' = q_x'' \mathbf{i} + q_y'' \mathbf{j} + q_z'' \mathbf{k} \quad (6)$$

$$\mathbf{q}'' = -k \nabla T \quad (7)$$

شکل دیگر قانون فوریه:

$$q_n'' = -k \frac{\partial T}{\partial n} \quad (8)$$

$$q_n'' = \sqrt{q_x''^2 + q_y''^2} \quad (9)$$

مواد غیرایزوتروپیک ناهمسانگرد.

$$q_x'' = - \left( k_{11} \frac{\partial T}{\partial x} + k_{12} \frac{\partial T}{\partial y} + k_{13} \frac{\partial T}{\partial z} \right) \quad (10)$$

$$q_y'' = - \left( k_{21} \frac{\partial T}{\partial x} + k_{22} \frac{\partial T}{\partial y} + k_{23} \frac{\partial T}{\partial z} \right) \quad (11)$$

$$q_z'' = - \left( k_{31} \frac{\partial T}{\partial x} + k_{32} \frac{\partial T}{\partial y} + k_{33} \frac{\partial T}{\partial z} \right) \quad (12)$$

8- برای گازها داریم:

$$k \propto T^{\frac{1}{2}} \quad (\text{الف})$$

$$k \propto M^{-\frac{1}{2}} \quad (\text{ب})$$

### 3-1- انتقال گرمای جابه‌جایی

$$q = hA(T_s - T_\infty) \quad (\text{قانون سرمایش نیوتن}) \quad (14)$$

$h$  ضریب انتقال گرمای جابه‌جایی،  $A$  سطح،  $T_s$  دمای سطح و  $T_\infty$  دمای سیال است.

4-1- انتقال گرمای تشعشعی

$$\text{تشعشع صادر شده از یک جسم با دمای } T_s : \quad (15)$$

$$\sigma = 5 / 67 \times 10^{-8} \text{ W} / \text{m}^2 \text{K}^4 \quad \epsilon : \text{ضریب صدور}$$

نرخ خالص انتقال گرمای تشعشعی بین دو سطح:

$$q_{\text{rad}} = \epsilon \sigma A (T_s^4 - T_{\text{surr}}^4) \quad (16)$$

### 5-1- قانون بقاک انرژی

قانون بقاک انرژی برای حجم کنترل

$$\mathbf{E}_{\text{in}} - \mathbf{E}_{\text{out}} + \mathbf{E}_{\text{gen}} = \mathbf{E}_{\text{st}} \quad (17)$$

قانون بقای انرژی برای سطح کنترل

$$\dot{E}_{in} - \dot{E}_{out} = 0 \quad \text{یا} \quad \dot{E}_{in} = \dot{E}_{out} \quad (18)$$

6-1- ضریب نفوذ گرمایی  $\alpha$

$$\alpha = \frac{k}{\rho C_p} \quad (19)$$

## معادلات کلی انتقال گرمای هدایتی

### 1-2 - معادله کلی انتقال گرمای هدایتی

$$\rho C \frac{\partial T}{\partial t} = -\nabla q'' + \text{---} \quad (1)$$

مربوط به تولید انرژی است.

$$k = \text{cte} \Rightarrow \rho C \frac{\partial T}{\partial t} = k \nabla^2 T + \text{---} \quad (2)$$

در شرایط پایا و بدون تولید انرژی و ضریب هدایت گرمایی ثابت:

$$\nabla^2 T = 0 \quad (\text{معادله لاپلاس}) \quad (3)$$

### 2-2 - معادله انتقال گرمای در مختصات کارتزین

$$\frac{\partial}{\partial} \left( k \frac{\partial T}{\partial x} \right) + \frac{\partial}{\partial} \left( k \frac{\partial T}{\partial y} \right) + \frac{\partial}{\partial} \left( k \frac{\partial T}{\partial z} \right) + \text{---} = \rho C \frac{\partial T}{\partial t} \quad (4)$$

$$k = \text{cte} \Rightarrow \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial z^2} + \text{---} = \frac{1}{k} \frac{\partial T}{\partial t} \quad (5)$$

در شرایط پایا و بدون تولید انرژی و ضریب هدایت گرمایی ثابت:

$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial z^2} = 0 \quad (6)$$

### 3-2 - معادله انتقال گرمای در مختصات استوانه‌ای

$$q'' = -k \nabla T = q_r'' \mathbf{i} + q_\theta'' \mathbf{j} + q_z'' \mathbf{k}$$

$$q_r'' = -k \frac{\partial T}{\partial r}, \quad q_\theta'' = -\frac{k}{r} \frac{\partial T}{\partial \theta}, \quad q_z'' = -k \frac{\partial T}{\partial z}$$

معادله انتقال گرمای در مختصات استوانه‌ای:  $(r, \theta, z)$

$$\rho C \frac{\partial T}{\partial t} = \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left( k r \frac{\partial T}{\partial r} \right) + \frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial \theta} \left( k \frac{\partial T}{\partial \theta} \right) + \frac{\partial}{\partial z} \left( k \frac{\partial T}{\partial z} \right) + \text{---} \quad (8)$$

$$k = cte \Rightarrow \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left( r \frac{\partial T}{\partial r} \right) + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 T}{\partial \theta^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial z^2} + \frac{k}{k} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t} \quad (9)$$

در شرایط پایا و یک بعدی و بدون تولید انرژی و ضریب هدایت گرمایی ثابت:

$$\frac{\partial}{\partial r} \left( r \frac{\partial T}{\partial r} \right) = 0 \quad (10)$$

$$\mathbf{q}'' = q_r'' \mathbf{i} + q_\theta'' \mathbf{j} + q_\phi'' \mathbf{k}$$

$$q_r'' = -k \frac{\partial T}{\partial r}, \quad q_\theta'' = -\frac{k}{r} \frac{\partial T}{\partial \theta}, \quad q_\phi'' = -\frac{k}{r \sin \theta} \frac{\partial T}{\partial \phi}$$

معادله انتقال گرما در مختصات کروی  $(r, \theta, \phi)$

$$\rho C \frac{\partial T}{\partial t} = \frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} \left( kr^2 \frac{\partial T}{\partial r} \right) + \frac{1}{r^2 \sin \theta} \frac{\partial}{\partial \theta} \left( k \sin \theta \frac{\partial T}{\partial \theta} \right) + \frac{1}{r^2 \sin^2 \theta} \frac{\partial}{\partial \phi} \left( k \frac{\partial T}{\partial \phi} \right) + \dots \quad (11)$$

$$k = cte \Rightarrow \frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} \left( r^2 \frac{\partial T}{\partial r} \right) + \frac{1}{r^2 \sin \theta} \frac{\partial}{\partial \theta} \left( \sin \theta \frac{\partial T}{\partial \theta} \right) + \frac{1}{r^2 \sin^2 \theta} \frac{\partial^2 T}{\partial \phi^2} + \frac{k}{k} = \frac{1}{\alpha} \frac{\partial T}{\partial t} \quad (12)$$

در شرایط پایا و یک بعدی و بدون تولید انرژی و ضریب هدایت گرمایی ثابت:

$$\frac{\partial}{\partial r} \left( r^2 \frac{\partial T}{\partial r} \right) = 0 \quad (13)$$

معادله لاپلاس یک بعدی در مختصات مختلف:

$$\frac{\partial}{\partial x} \left[ x^n \frac{\partial T}{\partial x} \right] = 0 \quad (14)$$

برای مختصات کارتزین:

برای مختصات استوانه‌ای:

برای مختصات کروی:

## انتقال گرمای هدایتی

- ۱-۳ - انتقال گرمای یک بعدی، پایا، بدون تولید انرژی در دیوار مسطح

$$\text{معادله انتقال گرمای} \quad \frac{\partial}{\partial x} \left[ k \frac{\partial T}{\partial x} \right] = 0 \quad (1)$$

$$k = \text{cte} \Rightarrow \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} = 0 \quad (2)$$

$$T(x) = c_1 x + c_2 \quad (3)$$

$$\text{شرط مرزی: } T(0) = T_{s,1}, \quad T(L) = T_{s,2}$$

$$T(x) = \frac{T_{s,2} - T_{s,1}}{L} x + T_{s,1} \quad (4)$$

$$q_x = -kA \frac{dT}{dx} = \frac{kA}{L} (T_{s,1} - T_{s,2}) \quad (5)$$

$$q''_x = \frac{q_x}{A} = \frac{k}{L} (T_{s,1} - T_{s,2}) \quad (6)$$

- ۲-۳ - انتقال گرمای یک بعدی، پایا، با تولید انرژی در دیوار مسطح

$$\text{معادله انتقال گرمای} \quad \frac{\partial}{\partial x} \left[ k \frac{\partial T}{\partial x} \right] + \dot{Q} = 0 \quad (7)$$

$$= \text{cte} : \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{\dot{Q}}{k} = 0 \quad (8)$$

$$T(x) = -\frac{\dot{Q}}{2k} x^2 + c_1 x + c_2 \quad (9)$$

$$\text{شرط مرزی: } T(-L) = T_{s,1}, \quad T(L) = T_{s,2}$$

$$T(x) = \frac{\dot{Q} L^2}{2k} \left[ 1 - \frac{x^2}{L^2} \right] + \frac{T_{s,2} - T_{s,1}}{2} \frac{x}{L} + \frac{T_{s,1} + T_{s,2}}{2} \quad (10)$$

حالات خاص:  $T_{s,1} = T_{s,2} = T_s$

$$T(x) = \frac{qL^2}{2k} \left[ 1 - \frac{x^2}{L^2} \right] + T_s \quad (11)$$

$$T_{\max} = T_0 = \frac{qL^2}{2k} + T_s \quad (12)$$

$$\frac{T(x) - T_0}{T_s - T_0} = \left[ \frac{x}{L} \right]^2 \quad (13)$$

هر گاه دیواره در مجاورت سیال با دمای  $T_\infty$  باشد

$$-k \frac{dT}{dx} \Big|_{x=L} = h(T_s - T_\infty) \quad (14)$$

$$T_s = T_\infty + \frac{qL}{h} \quad (15)$$

### 3-3-3 - انتقال گرمای یک بعدی، پایا، بدون تولید انرژی در استوانه توخالی

$$\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left[ kr \frac{\partial T}{\partial r} \right] = 0 \quad (17)$$

$$k = \text{cte} \Rightarrow \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left[ r \frac{\partial T}{\partial r} \right] = 0 \quad (18)$$

$$T(r) = c_1 \ln r + c_2 \quad (19)$$

$$T(r_1) = T_{s,1}, T(r_2) = T_{s,2}$$

$r_1$ : شعاع داخلی  $r_2$ : شعاع خارجی

$$T(r) = \frac{T_{s,1} - T_{s,2}}{\ln(r_1 / r_2)} \ln \left[ \frac{r}{r_2} \right] + T_{s,2} \quad (20)$$

$$q_r = -kA \frac{dT}{dr} = \frac{2\pi L k (T_{s,1} - T_{s,2})}{\ln(r_2 / r_1)} \quad (21)$$

$$q''_r = \frac{k(T_{s,1} - T_{s,2})}{r \ln(r_2 / r_1)} \quad (22)$$

### 4-3-4 - انتقال گرمای یک بعدی، پایا، با تولید انرژی در یک استوانه توپر

$$\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left[ kr \frac{\partial T}{\partial r} \right] + \Phi = 0 \quad (23)$$

$$k = \text{cte} \Rightarrow \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left[ r \frac{\partial T}{\partial r} \right] + \frac{\Phi}{k} = 0 \quad (24)$$

$$T(r) = -\frac{\Phi}{4k} r^2 + c_1 \ln r + c_2 \quad (جواب عمومی)$$

$$T(r_0) = T_s, \quad \frac{\partial T}{\partial r} \Big|_{r=0} = 0 \quad (شرط مرزی)$$

$$T(r) = \frac{4\pi r^2}{4k} \left[ 1 - \frac{r^2}{r_0^2} \right] + T_s \quad \text{توزيع دما} \quad (25)$$

$T_0$ : دمای محور استوانه  $r_0$ : شعاع استوانه

$$T_{\max} = T_0 = \frac{4\pi r_0^2}{4k} + T_s \quad \text{حداکثر دما} \quad (27)$$

اگر استوانه در مجاورت سیال با دمای  $T$  باشد:

$$T_s = T_\infty + \frac{\Phi_0}{2h} \quad (28)$$

### - 5-3 انتقال گرمای یک بعدی، پایا، بدون تولید انرژی در یک کره توخالی

$$\frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} \left[ kr^2 \frac{\partial T}{\partial r} \right] = 0 \quad \text{معادله انتقال گرمای} \quad (29)$$

$$k = \text{cte} \Rightarrow \frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} \left[ r^2 \frac{\partial T}{\partial r} \right] = 0 \quad (30)$$

$$T(r) = -\frac{c_1}{r} + c_2 \quad \text{جواب عمومی} \quad (31)$$

$T(r_1) = T_{s,1}$ ,  $T(r_2) = T_{s,2}$

$$T(r) = T_{s,1} - \frac{T_{s,1} - T_{s,2}}{1 - (r_1/r_2)} \left[ 1 - \frac{r_1}{r} \right] \quad \text{توزيع دما} \quad (33)$$

$$q_r = -kA \frac{dT}{dr} = \frac{4\pi k(T_{s,1} - T_{s,2})}{1/r_1 - 1/r_2}$$

$$q_r'' = \frac{k(T_{s,1} - T_{s,2})}{r^2(1/r_1 - 1/r_2)} \quad (34)$$

### - 6-3 انتقال گرمای یک بعدی، پایا، با تولید انرژی در یک کره توپر

$$\frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} \left[ kr^2 \frac{\partial T}{\partial r} \right] + \frac{\Phi}{k} = 0 \quad \text{معادله انتقال گرمای} \quad (35)$$

$$\frac{1}{r^2} \frac{\partial}{\partial r} \left[ r^2 \frac{\partial T}{\partial r} \right] + \frac{\Phi}{k} = 0 \quad \text{معادله انتقال گرمای} \quad (36)$$

$$T(r) = -\frac{\Phi r^2}{6k} - \frac{c_1}{r} + c_2 \quad \text{جواب عمومی} \quad (37)$$

$T(r_0) = T_s$ ,  $\frac{\partial T}{\partial r}|_{r=0} = 0$

$$T(r) = \frac{\Phi r^2}{6k} \left[ 1 - \frac{r^2}{r_0^2} \right] + T_s \quad \text{توزيع دما} \quad (38)$$

$$T_{\max} = T_0 = \frac{\Phi r_0^2}{6k} + T_s \quad (39)$$

اگر کره در مجاورت سیال با دمای  $T_{\infty}$  باشد:

$$T_s = T_{\infty} + \frac{q_0}{3h} \quad (40)$$

### 7-3 - مقاومت گرمایی

$$R_{cond} = \frac{T_{s1} - T_{s2}}{q_x} \quad (40)$$

$$\text{هدايت: } R_{cond} = \frac{L}{kA} \quad (41)$$

$$\text{جابه جاي: } R_{conv} = \frac{1}{hA} \quad (42)$$

$$\text{تشعشع: } R_{rad} = \frac{1}{h_r A} \quad (43)$$

استوانه

$$\text{هدايت: } R_{cond} = \frac{\ln(r_2 / r_1)}{2\pi L k} \quad (44)$$

$$\text{جابه جاي: } R_{conv} = \frac{1}{2\pi r L h} \quad (45)$$

کره

$$\text{هدايت: } R_{cond} = \frac{1/r_1 - 1/r_2}{4\pi k} \quad (46)$$

$$\text{جابه جاي: } R_{conv} = \frac{1}{4\pi r^2 h} \quad (47)$$

### 8-3 - دیوار مرکب

ضریب انتقال گرمای کلی (U):

$$q_x = UA\Delta T \quad (48)$$

$$U = \frac{1}{R_t A} \quad (49)$$

### 11-3 - مقاومت گرمایی تماس

$$r_c = \frac{B}{q''_x} \quad (50)$$

### 12-3 - شعاع بحرانی

برای استوانه:

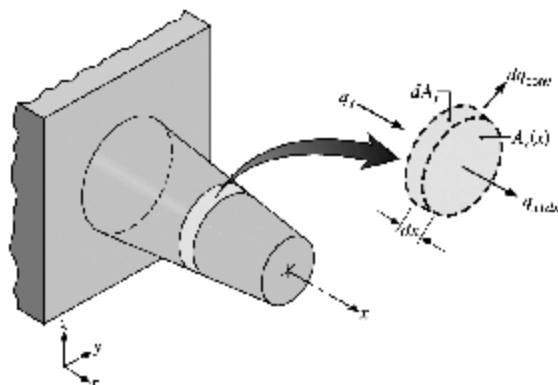
$$r_c = \frac{k}{h} \quad (51)$$

برای کره:

$$r_c = \frac{2k}{h} \quad (52)$$

## سطوح گسترش یافته (پره‌ها)

- 1-4 معادله دیفرانسیل حاکم



$$\frac{d^2T}{dx^2} + \left[ \frac{1}{A_c} \frac{dA_c}{dx} \right] \frac{dT}{dx} - \left[ \frac{1}{A_c} \frac{h}{k} \frac{dA_s}{dx} \right] (T - T_\infty) = 0 \quad (1)$$

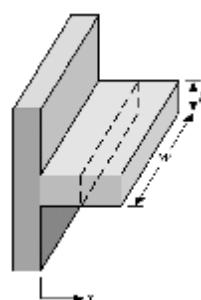
$A_c$  : مساحت سطح مقطع (می‌تواند با  $x$  تغییر کند)

$A_s$  : مساحت سطح از پای پره تا

پره مستطیلی :

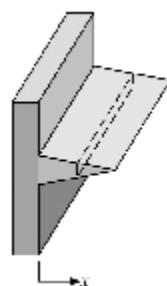
$$\theta = T - T_\infty, m = \frac{kA}{L}$$

$$\frac{d^2\theta}{dx^2} - m^2\theta = 0$$



$$\theta = T - T_\infty, m^2 = \frac{2hL}{kt}$$

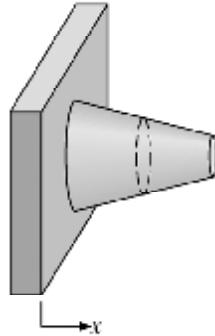
$$x^2 \frac{d^2\theta}{dx^2} + x \frac{d\theta}{dx} - m^2 x \theta = 0$$



پره مثلثی :

پره مخروطی:

$$x^2 \frac{d^2\theta}{dx^2} + 2x \frac{d\theta}{dx} - m^2 x \theta = 0, \quad m^2 = \frac{2hL}{kR}$$



L: طول پره ، t: ضخامت پره در محل اتصال به پایه

#### 2-2- توزیع دما در پره‌های با سطح مقطع یکنواخت

$$\frac{d^2\theta}{dx^2} - m^2 \theta = 0 \quad : \text{معادله دیفرانسیل} \quad (2)$$

$$\theta(x) = c_1 e^{mx} + c_2 e^{-mx} \quad : \text{جواب عمومی} \quad (3)$$

شرطی مرزی اول:

$$\theta(0) = T_b - T_{\infty} \equiv \theta_b$$

(1) پره نوع اول (پره طولانی)

$$x \rightarrow \infty : T = T_{\infty} \Rightarrow \theta = 0$$

$$\frac{\theta}{\theta_b} = e^{-mx} \quad : \text{توزیع دما} \quad (4)$$

(2) پره نوع دوم (نوک پره عایق)

$$x = L : \frac{dT}{dx} = 0 \Rightarrow \frac{d\theta}{dx} = 0$$

$$\frac{\theta}{\theta_b} = \frac{\cosh m(L-x)}{\cosh mL} \quad : \text{توزیع دما} \quad (5)$$

(3) پره نوع سوم (انتقال گرمایی جابه‌جایی در نوک پره)

$$\frac{dT}{dx} = h(T - T_{\infty}) \Rightarrow \frac{d\theta}{dx} = h\theta$$

$$\frac{\theta}{\theta_b} = \frac{\cosh m(L-x) + (h/mk) \sinh m(L-x)}{\cosh mL + (h/mk) \sinh mL} \quad : \text{توزیع دما} \quad (6)$$

(4) پره نوع چهارم (دما نوک پره مشخص)

$$x = L : T = T_L \Rightarrow \theta = \theta_L$$

$$\frac{\theta}{\theta_b} = \frac{\theta_L / \theta_b \sinh mx + \sinh m(L-x)}{\sinh mL} \quad (7)$$

### - ۳-۴ انتقال گرما در پره‌ها

روش اول:

$$q_f = -kA \frac{dT}{dx} \Big|_{x=0} \Rightarrow q_f = -kA \frac{d\theta}{dx} \Big|_{x=0} \quad (8)$$

$$q_f = \int_0^L hA\theta dx \quad (9)$$

۱- پره طولانی

$$q_f = M \quad (10)$$

۲- نوک پره عایق

$$q_f = M \tanh mL \quad (11)$$

۳- انتقال گرمای جابه‌جایی در نوک پره

$$q_f = M \frac{\sinh mL + (h/mk) \cosh mL}{\cosh mL + (h/mk) \sinh mL} \quad (12)$$

۴- دمای نوک پره مشخص

$$q_f = M \frac{\cosh mL - \theta_L / \theta_b}{\sinh mL} \quad (13)$$

در معادلات (10) تا (13)  $M = \sqrt{hpkA_c} \theta_b$  است.

### - ۴-۴ راندمان پره

$$\eta_{fin} = \frac{q_f}{q_{max}} \quad (14)$$

برای پره‌های طولانی:

$$\eta_f = \frac{1}{mL} \quad (16)$$

برای پره‌های با نوک عایق:

$$\eta_f = \frac{\tanh mL}{mL} \quad (17)$$

(15)

### - ۵-۴ ضریب تأثیر پره

$$\epsilon_f = \frac{\text{نرخ انتقال گرمای با پره}}{\text{نرخ انتقال گرمای بدون پره}} = \frac{q_f}{hA_{c,b}\theta_0} = \eta_f \frac{A_f}{A_b} \quad (18)$$

برای پره‌های طولانی:  $A_b : A_f$  کل سطح پره: سطح مقطع پره

برای پره‌های طولانی داریم:

$$\epsilon = \sqrt{\frac{kp}{hA_c}} \quad (19)$$

برای پره‌های بانوک عایق درایم:

$$\varepsilon = \sqrt{\frac{kp}{hA_c}} \tanh mL \quad (20)$$

راندمان کلی  $n$  پره:

$$\eta_o = \frac{q_t}{q_{t,max}} = \frac{q_t}{hA_t \theta_b} \quad (21)$$

$$A_t = A_b + nA_f \quad (22)$$

$A_f$ : سطح اصلی  
 $A_b$ : سطح هر پره و

$$\eta_o = 1 - \frac{nA_f}{A_t} (1 - \eta_f) \quad (23)$$

#### 6-4- روشن هارپر و براون

شرط فرض پره نازک:

$$\left[ \frac{ht}{2k} \right]^2 \leq \frac{1}{2} \quad \therefore \quad \frac{ht}{k} \leq \frac{1}{2} \quad (24)$$

طول اصلاح شده عبارت است از:

$$L_c = L + \frac{A}{P} \quad (25)$$

مجموعه فرمول های

# انتقال حرارت

بخش دوم: جابجایی

تهییه کننده: دکتر بهزاد خداکرمی

## انتقال گرمای جابه‌جایی

### ۱-۷ - مقدمه

شار انتقال گرمای جابه‌جایی موضعی:

$$q''_{\text{conv}} = h(T_w - T_\infty) \quad (1)$$

نحو انتقال گرمای کلی:

$$q = \bar{h}A(T_w - T_\infty) \quad (2)$$

در معادلات فوق  $h$  ضریب جابه‌جایی موضعی و  $\bar{h}$  ضریب جابه‌جایی متوسط است.

### ۲-۷ - ضریب جابجایی

ضریب جابه‌جایی متوسط:

$$\bar{h} = \frac{1}{A_s} \int_{A_s} h dA_s \quad (3)$$

برای صفحه تخت:

$$\bar{h} = \frac{1}{L} \int_0^L h dx \quad (4)$$

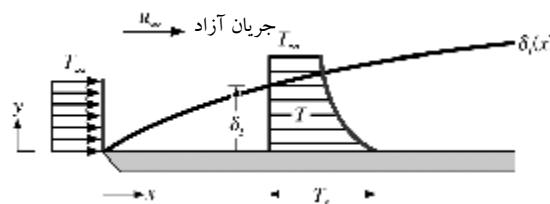
در حرکت یک سیال روی صفحه:

$$h = \frac{-k_f \frac{\partial T}{\partial y} \Big|_{y=0}}{T_w - T_\infty} \quad (5)$$

$k_f$ : ضریب هدایت گرمایی سیال

### ۳-۷ - لایه مرزی گرمایی

صفحات لایه مرزی گرمایی  $\delta$  در هر نقطه در روی سطح به صورت فاصله‌ای از سطح تعریف می‌گردد که در آن  $99/0$  در آن است.



شکل ۷-۲: لایه مرزی گرمایی روی یک صفحه تخت

## 4-7 معادلات لایه مرزی

(1) لایه مرزی سرعت

$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0 \quad (6)$$

$$u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = -\frac{1}{\rho} \frac{dP}{dx} + v \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \quad (7)$$

$$\frac{\partial P}{\partial y} = 0$$

(2) لایه مرزی گرمایی

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} + \frac{v}{C_p} \left( \frac{\partial u}{\partial y} \right)^2 \quad (8)$$

شکل بی بعد معادلات لایه مرزی

$$x^* \equiv \frac{x}{L}, \quad y^* \equiv \frac{y}{L}, \quad u^* \equiv \frac{u}{U}, \quad v^* \equiv \frac{v}{U}, \quad T^* \equiv \frac{T - T_s}{T_\infty - T_s}, \quad P^* \equiv \frac{P}{\rho U^2}$$

$$\frac{\partial u^*}{\partial x^*} + \frac{\partial v^*}{\partial y^*} = 0 \quad (10)$$

$$u^* \frac{\partial u^*}{\partial x^*} + v^* \frac{\partial v^*}{\partial y^*} = -\frac{dP^*}{dx^*} + \frac{1}{Re_L} \frac{\partial^2 u^*}{\partial y^{*2}} \quad (11)$$

$$u^* \frac{\partial T^*}{\partial x^*} + v^* \frac{\partial T^*}{\partial y^*} = \frac{1}{Re_L Pr} \frac{\partial^2 T^*}{\partial y^{*2}} + \frac{Ec}{Re_L} \left( \frac{\partial u^*}{\partial y^*} \right)^2 \quad (12)$$

## 5-7 تشابه رینولدز

$$\frac{C_f}{2} = St \quad (13)$$

: (St)

$$St = \frac{h}{\rho V C_p} = \frac{Nu}{Re \cdot Pr} \quad (14)$$

$$Nu = \frac{h L_c}{k} \quad (15)$$

## 6-7 تشابه رینولدز - کلبوون

$$St \cdot Pr^{\frac{2}{3}} = \frac{C_f}{2} = \frac{f}{8} \quad (16)$$

$$St_x \Pr^{\frac{2}{3}} = \frac{C_{f_x}}{2}, \quad \overline{St} \Pr^{\frac{2}{3}} = \frac{\overline{C}_f}{2} \quad (17)$$

## 7-7 جریان روی صفحه تخت

(1) جریان آرام

$$\text{معادله پیوستگی: } \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0 \quad (18)$$

$$u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = v \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \quad (19)$$

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} \quad (20)$$

شرط مرزی:

$$y=0 : u=0, T=T_w$$

$$y=0 : \frac{\partial^2 u}{\partial y^2}=0, \frac{\partial^2 T}{\partial y^2}=0$$

$$y=\delta : u=U_\infty, T=T_\infty$$

$$y=\delta : \frac{\partial u}{\partial y}=0, \frac{\partial T}{\partial y}=0$$

نتایج حاصل از حل معادلات فوق به صورت زیر است:

$$\delta = \frac{5x}{\sqrt{Re_x}} \quad (21)$$

$$C_f = 0 / 664 Re_x^{-\frac{1}{2}} \quad (22)$$

$$Nu_x = 0 / 332 Re_x^{\frac{1}{2}} Pr^{\frac{1}{3}} \quad (23)$$

در حالت میانگین داریم:

$$\begin{cases} \bar{h} = 2h_{x=L} \\ \bar{C}_f = 2C_{f_{x=L}} \\ \bar{Nu} = 2Nu_{x=L} \end{cases} \quad (24)$$

$$\frac{\delta}{\delta_t}; Pr^{\frac{1}{3}} \quad (25)$$

دما فیلم:

$$T_f = \frac{T_w + T_\infty}{2}$$

دما متوسط با دما کپهای سیال:

$$T_b = \frac{\int_0^\delta u \rho C_p T dy}{\int_0^\delta u \rho C_p dy} \quad (26)$$

2) جریان درهم

$$\delta = \frac{0 / 37x}{Re^{\frac{1}{5}}} \quad (27)$$

$$C_{f_x} = 0 / 0592 Re_x^{-\frac{1}{5}} \quad (28)$$

$$Nu_x = 0.0296 Re_x^{4/5} Pr^{1/3} \quad (29)$$

### شار گرمای یکنواخت در صفحه

$$Nu_{q''=cte} = 1/36 Nu_{T=cte} \quad (31)$$

$$Nu_{q''=cte} = 1/04 Nu_{T=cte} \quad (32)$$

$$T_s(x) = T_\infty + \frac{q''_x}{h} \quad (33)$$

### طول ورودی آدیباتیک

اگر طول ورودی آدیباتیک وجود داشته باشد به طوری که لایه مرزی در  $x = d$  شروع گردد داریم:

$$Nu_x = \frac{Nu|_{d=0}}{\left[1 - (d/x)^{3/4}\right]^{1/3}} \quad (34)$$

$$Nu_x = \frac{Nu|_{d=0}}{\left[1 - (d/x)^{9/10}\right]^{1/9}} \quad (35)$$

### لایه‌های مرزی مركب

$$\bar{h}_L = \frac{1}{L} \left[ \int_0^{x_c} h_{lam} dx + \int_{x_c}^L h_{turb} dx \right] \quad (36)$$

با فرض  $Re_{x,c} = 5 \times 10^5$  نتایج حاصله به شرح زیر است:

$$\overline{Nu}_L = \left[ 0.037 Re_L^{4/5} - 871 \right] Pr^{1/3} \quad (37)$$

$$\bar{C}_{f,L} = \frac{0.074}{Re_L^{1/5}} - \frac{1742}{Re_L} \quad (38)$$

اگر  $(Re_L ? Re_{x,c})$  باشد داریم:

$$\overline{Nu}_L = 0.037 Re_L^{4/5} Pr^{1/3} \quad (39)$$

$$\bar{C}_{f,L} = 0.074 Re_L^{-1/5} \quad (40)$$

### 7-8- روشن انتگرالی ون کارمن

معادله انتگرالی انرژی عبارت است از:

$$\frac{d}{dx} \int_0^{\delta_t} u(T_\infty - T) dy = \alpha \frac{\partial T}{\partial y} \Big|_{y=0} \quad (41)$$

$$\frac{\delta_t}{\delta} = Pr^{-1/2} \quad (42)$$

$$Nu = 0 / 54 Pe^{\frac{1}{2}} \quad (43)$$

### 7-9- جریان حول استوانه و کره

جریان حول یک استوانه:

در نقطه جداش:

$$\frac{\partial u}{\partial y} \Big|_{y=0} = 0$$

معادله هیلبرت:

$$Nu = c Re^m Pr^{\frac{1}{3}} \quad (44)$$

جریان روی کره:

قانون استوکس:

$$C_D = \frac{24}{Re_D} \quad Re_D < 0 / 5 \quad (45)$$

معادله تیاکر:

$$\overline{Nu}_D = 2 + \left[ 0 / 4 Re_D^{\frac{1}{2}} + 0 / 06 Re_D^{\frac{3}{2}} \right] Pr^{0 / 4} \left[ \frac{\mu}{\mu_s} \right]^{\frac{1}{4}} \quad (46)$$

برای محاسبه ضریب انتقال کره از قطرات مایع در حال سقوط آزاد از رابطه رانز و مارشال استفاده می شود:

$$\overline{Nu}_D = 2 + 0 / 6 Re_D^{\frac{1}{2}} Pr^{\frac{1}{3}} \quad (47)$$

در حالتی که سیال ساکن اطراف یک کره داشته باشیم  $\overline{Nu}_D = 2$  است.

### 7-10- جریان عمود بر مجموعه لوله‌ها

$$\overline{Nu}_D = 1 / 13 c_1 Re_{D,\max}^m Pr^{\frac{1}{3}} \quad (48)$$

در محاسبه  $Re_{D,\max}^m$  سرعت سیال استفاده می گردد.  
 $c_1$  و  $m$  ثابت های مربوط به نوع آرایش لوله‌ها و گام‌های عرضی و طولی

### 7-11- جریان داخلی

شرط توسعه یافته بودن گرمایی:

$$\frac{\partial}{\partial x} \left[ \frac{T - T_s}{T_m - T_s} \right]_{fd,t} = 0 \quad (49)$$

دماه میانگین سیال در سطح مقطع لوله و  $T_s$  دماه سطح لوله است.  
 طول ناحیه ورودی گرمایی ( $x_t$ ):

$$\left[ \frac{x_t}{d} \right] = 0 / 05 Re_d Pr \quad (50)$$

$$\frac{x_t}{d} = 10 \quad (51)$$

(1) شار گرمایی ثابت سطح

$$q = q_s''(pL) = mC_p(T_m(x) - T_{m,i}) \quad (52)$$

دما میانگین سیال در خروجی لوله:

$$T_m(x) = T_{m,i} + \frac{q_s''p}{mC_p} x \quad (53)$$

$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} = 0 \quad \text{برای جریان آرام:}$$

عدد ناسلت در جریان آرام در این شرایط مقدار ثابتی بوده و عبارت است از:

$$Nu = 4 / 36 \quad (54)$$

(2) دمای سطح ثابت

در این حالت دمای سطح لوله مقدار ثابت  $T_s$  است.

$$\frac{T_s - T_m(x)}{T_s - T_{m,i}} = \exp \left[ - \frac{px}{mC_p} \bar{h} \right] \quad (55)$$

نرخ انتقال گرمایی کلی:

$$q = \bar{h}A\Delta T_{lm} \quad (56)$$

$$\Delta T_{ln} = \frac{T_{m,o} - T_{m,i}}{\ln \frac{T_s - T_{m,o}}{T_s - T_{m,i}}} = \frac{\Delta T_o - \Delta T_i}{\ln \frac{\Delta T_o}{\Delta T_i}} \quad (57)$$

$$\frac{\partial^2 T}{\partial x^2} = \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} \quad \text{برای جریان آرام:}$$

$$Nu = 3 / 66 \quad (58)$$

دمای متوسط:

$$T_b = \frac{\int_0^b (2\pi r dr) \rho u C_p T}{\int_0^b (2\pi r dr) \rho u C_p} \quad (59)$$

## 12-7 - جریان در هم داخل لوله‌ها

معادله دیتوس - بولتر

$$Nu_D = 0.023 Re_D^{4/5} Pr^n \quad (60)$$

برای گرمایش ( $T_s > T_m$ )

برای سرمایش ( $T_s < T_m$ )

هرگاه اختلاف دمایی  $T_s - T_m$  زیاد باشد:

$$Nu_D = 0.027 Re_D^{4/5} Pr^{1/3} \left( \frac{\mu}{\mu_s} \right)^{0.14} \quad (61)$$

طول ورودی برای جریان درهم کوتاه است می‌توان فرض کرد که  $\overline{Nu}$  برای کل لوله با  $Nu$  مربوط به ناحیه کاملاً توسعه یافته برابر است:

$$\overline{Nu}_D = Nu_{D,ft}$$

ولی در لوله‌های کوتاه:

$$\overline{Nu}_D > Nu_{D,ft}$$

### 7-13- مجاري غيردائرهای

قطر هیدروليکي:

$$D_h = \frac{4A_c}{P} \quad (62)$$

$A_c$ : سطح مقطع جريان  $P$ : محيط تر شده

برای مجاري بين دو لوله هم محور:

$$Nu_i = \frac{h_i D_h}{k}, \quad Nu_o = \frac{h_o D_h}{k} \quad (63)$$

قطر هیدروليکي:

$$D_h = D_o - D_i \quad (64)$$

## فصل 8

### جابه جایی طبیعی

- 8- مقدمه

#### 1-8- معادلات حاکم بر انتقال گرمای جابه جایی طبیعی

$$\text{معادله پیوستگی} : \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0 \quad (1)$$

$$u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = g\beta(T - T_{\infty}) + v \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \quad (2)$$

$$\text{معادله انرژی} : u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} \quad (3)$$

$\beta$ : ضریب انبساط حجمی

$$\beta = -\frac{1}{\rho} \left[ \frac{\partial \rho}{\partial T} \right]_p \quad (4)$$

$$\beta = \frac{1}{T_f} \quad \text{برای گاز ایده‌آل:}$$

$$T_f = \frac{T_w + T_{\infty}}{2} \quad T_f \text{ دمای فیلم است:}$$

$$\beta \approx -\frac{1}{\rho} \frac{\rho_{\infty} - \rho}{T_{\infty} - T} \quad \text{برای گازهای واقعی و مایعات:}$$

بزرگ بودن  $\beta$  برای یک سیال به معنی زیاد بودن تغییرات چگالی آن با دما است.

#### 2-8- تعیین توزیع سرعت و توزیع دما

شرط مرزی:

$$y=0 : u=0, T=T_w$$

$$y=0 : \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = -\frac{g\beta(T_w - T_{\infty})}{v}$$

$$y=\delta : \frac{\partial u}{\partial y} = 0, \frac{\partial T}{\partial y} = 0$$

$$y=\delta : u=0, T=T_{\infty}$$

$$\frac{u}{u_x} = \frac{y}{\delta} \left[ 1 - \frac{y}{\delta} \right]^2 \quad (5)$$

$$\frac{T - T_{\infty}}{T_w - T_{\infty}} = \left[ 1 - \frac{y}{\delta} \right]^2 \quad (6)$$

$u_x$  یک سرعت مجازی بوده که تابعی از  $x$  است.

عدد گراش:

$$Gr_L = \frac{g\beta(T_s - T_{\infty})L^3}{v^2} \quad (7)$$

### 3-8 - روابط جابه‌جایی طبیعی

$$Nu_L = \frac{\bar{h}L}{k} = c(Gr_L \cdot Pr) = cRa_L^n \quad (8)$$

: عدد رایلی  $Ra$

$$Ra = \frac{g\beta(T_s - T_{\infty})L_c^3}{v\alpha} \quad (9)$$

مقادیر  $c$  و  $n$  به هندسه سطح و رژیم جریان بستگی دارند.

$$n = \frac{1}{3} \quad \text{جریان درهم:} \quad n = \frac{1}{4} \quad \text{جریان آرام:}$$

(1) صفحه عمودی

$$Nu_x = \left[ \frac{Gr_x}{4} \right]^{\frac{1}{4}} g(Pr) \quad (10)$$

برای جریان آرام داریم:

$$\bar{h} = \frac{4}{3}h \Big|_{x=L} \quad \text{در شرایط دمای ثابت سطح}$$

$$\bar{h} = \frac{5}{4}h \Big|_{x=L} \quad \text{در شرایط شار گرمایی ثابت در سطح}$$

سرعت ماکزیمم در  $y = \frac{\delta}{3}$  حاصل می‌شود.

$$h_x = \frac{2k}{\delta} \quad (11)$$

$$Nu_x = \frac{2x}{\delta} \quad (12)$$

(2) جابه‌جایی طبیعی روی استوانه

برای استوانه افقی:

$$Nu_D = CRa_D^n$$

اگر شرط زیر برقرار باشد یک استوانه عمودی را می‌توان یک صفحه عمودی در نظر گرفت:

$$\frac{D}{L} \geq \frac{35}{Gr_L^{\frac{1}{4}}} \quad (13)$$

(6) جابه‌جایی طبیعی روى کره

معادله زیر برای کره دما ثابت و سیالات با عدد پرانتل نزدیک به یک به کار می‌رود:

$$Nu_D = 2 + 0 / 43 Ra_D^{0.25} \quad 1 < Ra_D < 10^5$$

#### 4-4-8 انتقال گرمای جابه‌جایی اجباری طبیعی تؤام

$$Nu^n_{\text{طبیعی}} = Nu^n_{\text{اجباری}} \pm Nu^n_{\text{کل}} \quad (14)$$

+ جریان‌های هم‌جهت و جریان‌های مورب :

- جریان‌های غیر هم‌جهت :

## فصل ۹

### جوشش و میعان

۱-۹ مقدمه

۲-۹ جوشش

$$q_s'' = h(T_s - T_{sat}) = h \Delta T_e \quad (1)$$

رژیوهای مختلف جوشش استخراجی:

۱- جوشش جابه‌جایی آزاد:  $\Delta T_e \leq 5^\circ C$  است.

$$\begin{aligned} h &\propto \Delta T_e^{\frac{1}{4}}, \quad q'' \propto \Delta T_e^{\frac{5}{4}} : \text{جریان آرام} \\ h &\propto \Delta T_e^{\frac{1}{3}}, \quad q'' \propto \Delta T_e^{\frac{4}{3}} : \text{جریان درهم} \end{aligned}$$

۲- جوشش هسته‌ای یا حبابی:  $5^\circ C \leq \Delta T_e \leq 30^\circ C$

: رابطه بین  $q_s''$  و  $\Delta T_e$

$$q_s'' = \mu_l h_{fg} \left[ \frac{g(\rho_l - \rho_v)}{\sigma} \right]^{1/2} \left( \frac{C_{p,l} \Delta T_e}{C_{s,f} h_{fg} Pr_l^n} \right)^3 \quad (2)$$

اندیس‌های ۱ و ۷ به حالت‌های مایع و بخار اشباع اشاره می‌کنند.

$\sigma$ : کشنش سطحی  $h_{fg}$ : گرمای نهان تبخیر آب

مقادیر ضرایب  $C_{s,f}$  و  $n$  به ترکیب سطح – مایع وابسته هستند

۳- جوشش انتقالی:  $30^\circ C \leq \Delta T_e \leq 120^\circ C$

۴- جوشش لایه‌ای

ضریب انتقال گرمای کلی برای لوله‌های افقی:

$$(\bar{h})^{\frac{4}{3}} = (\bar{h}_{conv})^{\frac{4}{3}} + \bar{h}_{rad} (\bar{h})^{\frac{1}{3}} \quad (3)$$

$\bar{h}_{rad} < \bar{h}_{conv}$  هرگاه

$$\bar{h} = \bar{h}_{conv} + \frac{3}{4} \bar{h}_{rad} \quad (4)$$

### 3-9 - میان

#### 4-9 - میان لایه‌ای روی یک صفحه تخت قائم

توزیع سرعت برای لایه مایع در میان لایه‌ای آرام:

$$u(y) = \frac{g(\rho_l - \rho_v)}{\mu_l} \left( \delta y - \frac{1}{2} y^2 \right) \quad (5)$$

نرخ دبی جرمی بر واحد عرض صفحه عبارت است از:

$$\Gamma(x) = \frac{\rho_l(\rho_l - \rho_v) g \delta^3}{3\mu_l} \quad (6)$$

در معادلات فوق  $\delta$  ضخامت لایه است.

$$h = \frac{k}{\delta} \quad (5) \quad \bar{h} = \frac{4}{3} h|_{x=L} \quad (4) \quad h \propto \Delta T^{-\frac{1}{4}} \quad (3) \quad h \propto x^{-\frac{1}{4}} \quad (2) \quad \delta \propto x^{\frac{1}{4}} \quad (1)$$

کل انتقال گرمای سطح:

$$q = \bar{h}_L A (T_{sat} - T_s) \quad (7)$$

نرخ کل میان:

$$q = \frac{\bar{h}_L A (T_{sat} - T_s)}{h'_{fg}} \quad (8)$$

که  $h'_{fg}$  گرمای نهان تبخیر اصلاح شده است و از رابطه  $h'_{fg} = h_{fg} + 0/68C_{p,l}(T_{sat} - T_s)$  به دست می‌آید.

رژیم جریان:

$$Re_f = \frac{4\Gamma}{\mu_l} \quad (9)$$

برای یک صفحه به طول  $L$ :

$$Re_f = \frac{4\bar{h}_L L (T_{sat} - T_w)}{h'_{fg} \mu_l} \quad (10)$$

ضریب انتقال حرارت جابه‌جایی در میان فیلمی:

$$h_x = \left[ \frac{g\rho_l(\rho_l - \rho_v) k_l^3 h'_{fg}}{4\mu_l(T_{sat} - T_s)} x \right]^{\frac{1}{4}} \quad (11)$$

$$\bar{h}_l = 0/943 \left[ \frac{g\rho_l(\rho_l - \rho_v) k_l^3 h'_{fg}}{\mu_l(T_{sat} - T_s)L} \right]^{\frac{1}{4}} \quad (12)$$

ضخامت لایه مرزی:

$$\delta(x) = \left[ \frac{4k_l\mu_l(T_{sat} - T_s)x}{g\rho_l(\rho_l - \rho_v)h'_{fg}} \right]^{\frac{1}{4}} \quad (13)$$

## 5-9 - عدد میان

$$Co = \bar{h} \left[ \frac{\mu^2}{k^3 \rho (\rho - \rho_v) g} \right]^{\frac{1}{3}} \quad (14)$$

## 6-9 - سطوح مایل

$$h = h_0 (\cos \theta)^{\frac{1}{4}}$$

صفحه قائم صفحه مایل



## 7-9 - میان لایه‌ای آرام در سیستم‌های شعاعی

برای میان روی لوله افقی و کره:

$$\bar{h}_D \propto D^{-\frac{1}{4}}$$

برای N لوله افقی زیر هم:

$$\bar{h}_{D,N} = \bar{h}_D N^{-\frac{1}{4}} \quad (15)$$

دو معادله فوق  $\bar{h}_D$  ضریب انتقال گرمای لوله بالایی است.