



ارائه شده توسط :

سایت ترجمه فا

مرجع جدیدترین مقالات ترجمه شده

از نشریات معتربر

Radiant and convective heat transfer for flow of a radiation gas in a heated/cooled tube with a grey wall

J. STASIEK[†] and M. W. COLLINS[‡]

[†] Technical University of Gdansk, Gdansk, Poland

[‡] Thermo-Fluids Engineering Research Centre, City University, London, U.K.

(Received 23 December 1991)

Abstract—An analytical investigation is presented of the influence of radiative heat transfer on the complex heat exchange problem involving flow of an optically active (radiating) gas inside a tube of diffusely grey properties. The method used is based on Hottel's formulation of zone division, and involves the transformation-zone approach, where radiation gas emission is replaced with an equivalent surface emission. Separable-kernel and surface transformation techniques give a set of non-linear differential equations treated by the Runge-Kutta method with Hamming modification. The solutions are governed by several independent parameters such as the wall and radiation gas emissivities, inlet and exit gas temperatures, length/diameter ratio of the tube, uniform and non-uniform heat flux and variable convective heat transfer coefficient at the inner surface. The results apply both to heating and cooling situations.

انتقال حرارت تابشی و همرفتی در جریان اشعه گاز در یک لوله گرم یا سرد با دیوار خاکستری

مقدمه :

طراحی گرمایی و تحلیل های مربوط به انرژی و سیستم های تبادل گرما باید تخمین زده شده و گرمایی انتقالی را که دریافت کرده به مجرای اصلی برساند. هدف اصلی این قسمت تخمین انتقال های موجود و پرتوهای تابشی گاز در مجراست. تجزیه و تحلیل های پیشرفتهای انتقال های مشاهده شده را نشان می دهد.

تحلیل ها :

سیستم تحلیلی نشان داده شده در شکل 1 تحلیل کامل مجرای انتقال را نشان می دهد. یک گاز تابشی مشخص با دمای ورودی t_{in} در مجرای طور متوسط گرم شده و گرمای را به صورتی که کاملاً غیر یکنواخت در سراسر مجرای پخش می کند.

NOMENCLATURE

<i>A</i>	area of relation of absorptivity and apparent emissivity of radiation gas	<i>M</i>	dimensionless constant of parabolic distribution from equation (23)
<i>a_p</i>	apparent absorptivity of radiation gas surface	<i>m</i>	constant of parabolic distribution
<i>C</i>	dimensionless constant of parabolic distribution from equation (23)	<i>N</i>	radiation heat-transfer coefficient
<i>c</i>	constant of parabolic distribution	<i>R</i>	dimensionless radiation heat-transfer coefficient
<i>c_p</i>	specific heat of fluid	<i>S(x)</i>	length-dependent Stanton number
<i>D</i>	tube diameter	<i>S, S₁, S₂</i>	dimensionless constants from equation (14)
<i>E</i>	substitute emissivity factor	<i>T</i>	temperature
<i>e</i>	emissive power, emissivity per unit area	<i>t</i>	dimensionless temperature
<i>F</i>	geometric configuration factor for radiation from an element on the tube wall to the circular opening at the end of the tube or the apparent surface of the radiation gas body	<i>u_m</i>	mean radiation gas velocity
<i>H(x)</i>	dimensionless length-dependent heat-transfer coefficient	<i>X</i>	axial length coordinate measured from tube entrance
<i>H, H₁, H₂</i>	dimensionless constants from equation (22)	<i>x</i>	dimensionless coordinate, <i>X/D</i>
<i>h(x)</i>	convective length-dependent heat-transfer coefficient	<i>Y</i>	dummily integration variable.
<i>h, h₁, h₂</i>	constants in equation (3)	Greek symbols	
<i>I</i>	energy of flowing gas	α	absorption coefficient
<i>K</i>	geometric configuration factor between elements on the inside of the tube wall	ξ	dimensionless variable, <i>Y/D</i>
<i>k</i>	dimensionless radiation gas absorption coefficient, αD	ϵ	emissivity of surface
<i>L</i>	length of tube	$\epsilon_p, d(\epsilon_{p,i})$	apparent emissivity of radiation gas body surface
<i>L</i>	dimensionless length, <i>L/D</i>	ϵ_e	effective emissivity factor
<i>Q</i>	energy rate, energy per unit time	ρ	density of radiation gas
<i>q(x)</i>	heat added per unit area at tube wall (length-dependent)	σ	Stefan–Boltzmann constant
<i>q</i>	constant of parabolic distribution, energy flux	τ	transmissivity.
<i>q*</i>	total incoming radiation per unit area to a surface element	Subscripts	
<i>q_o</i>	total outgoing radiation per unit area from a surface element	<i>b</i>	blackbody
		<i>e</i>	exit end of tube
		<i>g</i>	gas
		<i>i</i>	inlet end of tube (except in symbol <i>q*</i> and $d(\epsilon_{p,i})$)
		<i>p</i>	apparent surface of radiation gas body
		<i>r</i>	reservoir
		<i>w</i>	inside surface of tube wall.

تعادل انرژی :

نسبت آنالیزی بین دمای منحنی های گرمایی می تواند از یک انرژی متعادل برای سطح های مشخص ترکیب شود. با توجه به تابش های موجود در روش پلچک ، و دیگر عملگرها ، تعادل انرژی برای یک سطح عنصری از مجرای داخلی معادله زیر برقرار می شود :

$$q_i^*(x) + q(x) = q(x) + h(x)[T_w(x) - T_g(x)] \quad (1)$$

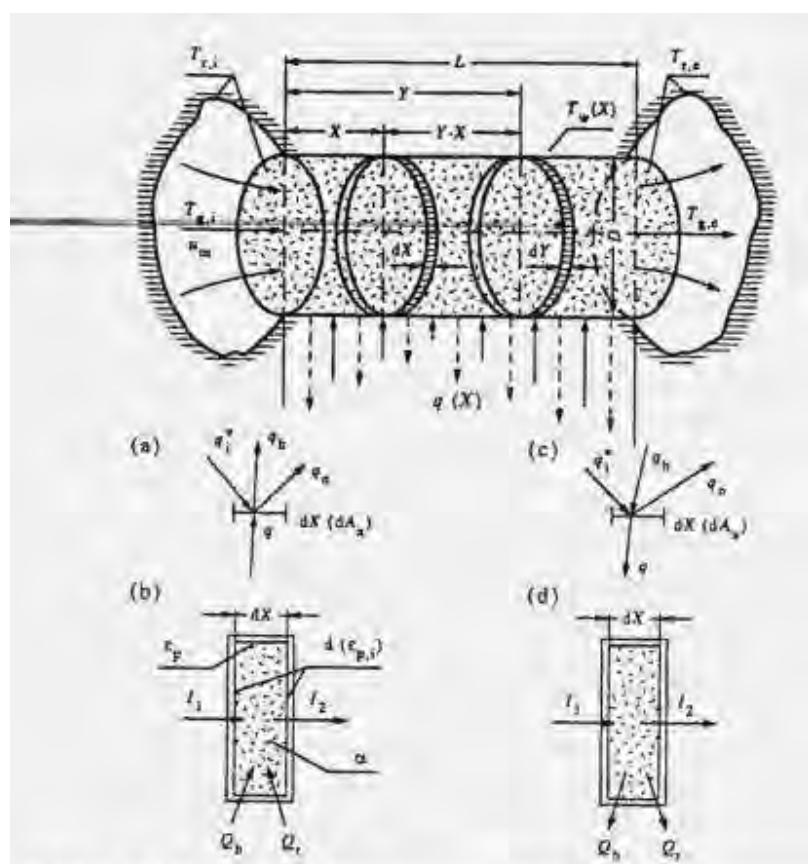
موارد اصطلاحی سمت چپ تابش های ورودی کل را نشان می دهد در حالی که $(T_w - T_g)$ مقاوت کلی بین دمای جداره و دمای گاز را نشان می دهد. منحنی گرمایی $(q(x))$ و ضریب انتقال حرارت $(h(x))$ فرض شده اند :

$$g(x) = q + mX + cX^2 \quad (2)$$

$$h(x) = h + h_1X + h_2X^2 \quad (3)$$

توضیحات عوامل تابشی در جزئیات داده شده اند .

$q_0(x)$ از هر دو انتشار مستقیم $\varepsilon \sigma T_w^4$ و تشعشع منعکس شده که $(\varepsilon - 1)$ بار کل تابش دریافتی تشکیل شده است.



شکل 1 : لوله دورانی هندسی. a) کمیت های انرژی بوجود آمده و ترک سطح بی نهایت کوچک b) کمیت های انرژی برای عنصر حجمی گازی شکل dV_A_x

c) به ترتیب ، به لوله گرم نشده d) به لوله ی سرد نشده

تابش ورودی [2]

گداختگی گرمایی تابش ورودی (q_i^*) از سی نوع دوره ترکیب نشده است: تابش دریافتی از مخازن در انتهای لوله ، تابش دریافتی از عناصر دیگر در سطح ورودی لوله و تابش دریافتی از بدنه های گازی تجزیه ناپذیر هر ترکیب بخش های استوانه ای شکل، این کمیت ها می توانند بصورت زیر نوشته شوند:

$$q_0(x) = \varepsilon \sigma T_w^4 + (1 - \varepsilon) q_i^*(x) \quad (4)$$

در معادله 5 عملکردهای $F(Z)$ و $K(Z)$ ، عوامل ترکیب هندسی هستند که در سیستم تحت غلطت هستند و $\tau(Z)$ نسبت فرا فرسنی گاز لایه Z می باشد. d برابر است با قابلیت انتشار ظاهری سطح اصلی گازی شکل . این قابلیت انتشار ظاهری با معادله زیر داده می شود.

$$\begin{aligned} q_i^*(X) &= \sigma T_{rj}^4 \tau(X) F(X) + \sigma T_{rc}^4 \tau(L-X) F(L-X) \\ &+ \int_0^X q_0(Y) \tau(X-Y) k(X-Y) dY \\ &+ \int_x^L q_0(Y) \tau(Y-x) k(Y-x) dY \\ &+ \int_0^X e_{g,b} d(\varepsilon_{p,Y}) \tau(X-Y) F(X-Y) \\ &+ \int_x^L e_{g,b} d(\varepsilon_{p,Y}) \tau(Y-X) F(Y-X) \end{aligned} \quad (5)$$

با جایگزاری معادله 5 در معادله 1 و جایگزاری معادله 4 در معادله 1 ، تنها دو نسبت را که شامل T_g ، T_w ، q_0 می باشد. به عنوان یک عملکرد متغیر وابسته بنا محدود حاصل می کند.

$$d(\varepsilon_{p,Y}) = 1.5 \alpha D d X = 1.5 K d X \quad (6)$$

$$\begin{aligned} q_0(X) + h(X) [T_w(X) - T_g(X)] &= q(X) + \sigma T_{rj}^4 \tau(X) F(X) + \sigma T_{rc}^4 \tau(L-X) F(L-X) \\ &+ \int_0^X q_0(\zeta) \tau(X-\zeta) k(X-\zeta) d\zeta \\ &+ \int_x^L q_0(\zeta) \tau(\zeta-x) k(\zeta-x) d\zeta \\ &+ \int_0^X e_{g,b} d(\varepsilon_{p,\zeta}) \tau(X-\zeta) F(X-\zeta) \\ &+ \int_x^L e_{g,b} d(\varepsilon_{p,\zeta}) \tau(\zeta-X) F(\zeta-X) \end{aligned} \quad (7)$$

و

$$q_o(x) = \frac{1-\varepsilon}{\varepsilon} \{ h(x) [T_w(x) - T_g(x)] - q(x) \} + \sigma T_w^4(x) \quad (8)$$

به منظور حل مجموعه y تعادل 7 و 8 ، تعادل گرمایی اضافی برای گاز تابشی نوشته شده است . با انتقال گاز شفاف تابشی ، گرما به دیواره منتقل می شود ؛ با انتقال گرمایی Q_h و تابش Q_r . برای یک عنصر با حجم استوانه ای با طول L و قطر D ، گرمای انقلای برابر است با :

$$Q_h = h(x) [T_w(x) - T_s(x)] \pi D dx \quad (9)$$

$$Q_T = \frac{\pi^2 D}{8\sqrt{1 + \frac{1}{2} - \frac{1}{2n}}} [AT_W^4(x) - T_S^4(x)] \pi D dx \quad (10)$$

$$A = \frac{s_p}{\varepsilon_n}; \quad s_p = \frac{\alpha D}{4} = \frac{k}{4} \quad (11) \quad 45$$

۴) افزایش طول ظاهري گاز سفيدرنگ مایل به خاکستري را که بـي اندازه ريز و غير قابل مشاهده است را نشان مـي دهد . اين تضادها با $(Q_p + Q_h)$ کـه بـيانگر گاز سطحي آشكار است ، در معادله داده شده اند. معادله ي 8 با معادله ي 10 برابر است. اگـرچـه آن معادله برای يك گاز سـفـيدـرنـگـ مـايـلـ بهـ خـاـكـسـتـريـ سـطـحـيـ محصورـ باـ يـكـ سـطـحـ باـ مـيـشـنـاـ تـهـ تـشـيـنيـ منـعـقـ شـدـهـ اـسـتـ ،ـ هـمـ گـازـ وـ هـمـ سـطـحـ درـ دـمـاـيـ يـكـنـوـخـتـيـ هـسـتـنـدـ.ـ اـگـرـچـهـ ،ـ يـكـ انـرـژـیـ سـرـاسـرـیـ مـتـعـالـ شـامـلـ تـأـثـیرـاتـ مـلاـحظـاتـیـ اـزـ جـمـلـهـ بـيـانـاتـیـ کـهـ درـ بـالـاـ شـدـهـ رـاـ مـيـ شـودـ وـ مـيـ توـانـدـ بـهـ عنـوانـ يـكـ مـيـانـهـ يـ كـمـيـ تـلـقـيـ شـودـ.ـ كـمـيـتـ $(Q_p + Q_h)$ باـ گـرمـاـيـ خـالـصـ رـفـعـ شـدـهـ اـزـ حـجمـ عـنـصـرـ تـائـشـ،ـ بـاـرـ استـ .

$$I_1 - I_2 = \Delta I = -u_m \frac{\pi D^2}{4} \rho C_p \frac{dT_g(x)}{d(x)} dx \quad (12)$$

شتاب  ثابت فرض شده است . بنابراین تغییرات انرژی جنبشی گاز ، فروگذار شده اند. این ۳ کمیت برابر گرفته شده اند و استنتاج آنها به حالت زیر بازآرایی شده است :

$$\frac{dT_g(x)}{dx} = [S + S_1x + S_2x^2][T_w(x) - T_g(x)] + N[AT_w^4(x) - T_g^4(x)] \quad (13)$$

$$S = \frac{4h}{\frac{4h_1D}{U_{m0}C_n}} ; \quad S_1 = \frac{4h_1D}{U_{m0}C_n} ; \quad S_2 = \frac{4h_2D^2}{U_{m0}C_n} \quad (14)$$

$$N = \frac{4\sigma \epsilon_c}{u_m \rho C_p} ; \quad \epsilon_c = \frac{\epsilon_p}{a_p \left[\frac{1}{\epsilon} + \frac{1}{a_p} - 1 \right]} \quad (15)$$

تعادل 13 نسبت سومن اصل مهم را بین T_1 و T_2 بیان می کند. دو نوع آنها، T_1 و T_2 ، جنیه‌ی فیزیک، اثر طبیعی، انتوصیف می کند.

فِعْلَكَ مُعَادِلَهُ يَسِيرٌ بِرَدَهُ :

با توجه به روش های ارائه شده ، انتگرال معادله ی 8 می تواند با کاربرد دیفرانسیل معادله با تقریب تحریحی برای هسته ی اصلی هندسی k عامل ترکیب F و نیروی انتقال دهنده ی T ، کاهش پیدا کند. همانطور که در قسمت 3-1 نشان داده شده است ، عملگر های k ، F و τ می توانند به صورت زیر ارائه شوند :

$$k(x) \cong e^{kx} \quad (16) \quad \text{و} \quad F(x) \cong \frac{1}{2} e^{-kx} \quad (17) \quad \tau(x) = e^{kx} \quad (18)$$

با جانشینی این عملگرها در معادله ی 7 و 8 با توجه به x و تفکیک های واحد معادله ی 13 ، معادلات غیر خطی زیر را داریم :

$$\begin{aligned} & \frac{d^2 t_w}{dx^2} \left[\frac{H + H_1 x + H_2 x^2}{\varepsilon} + 4t_w^2 \right] + 12t_w^2 \left(\frac{dt_w}{dx} \right)^2 \\ & - \left\{ \frac{H + H_1 x + H_2 x^2}{\varepsilon} (S + S_1 x + S_2 x^2 + 4RAt_w^2) \frac{2(H_1 + H_2 x)}{\varepsilon} \right\} \frac{dt_w}{dx} = \pm 4E \\ & \pm 4ME \pm 4CE x^2 \pm \frac{2C}{\varepsilon} \\ & +(t_w - t_g) \left\{ 4E(H + H_1 x + H_2 x^2) - \frac{2H_2}{\varepsilon} + \frac{2(H_1 + H_2 x)}{\varepsilon} [S + S_1 x + S_2 x^2] + \left(\frac{H + H_1 x + H_2 x^2}{\varepsilon} \right) [S_1 + S_2 x] \right. \\ & \left. - \frac{1}{\varepsilon} (H + H_1 x + H_2 x^2) (S + S_1 x + S_2 x^2) \times (S + S_1 x + S_2 x^2 + 4Rt_g^2) \right\} \\ & + t_w^4 \left\{ k(2 + k) + \frac{2(H_1 + H_2 x)}{\varepsilon} RA \right. \\ & \left. - \frac{1}{\varepsilon} (H + H_1 x + H_2 x^2) (S + S_1 x + S_2 x^2 + 4Rt_g^2) RA \right\} \\ & - t_g^4 \left\{ 2(2 + k)e_{p,s} - \frac{1}{\varepsilon} (H + H_1 x + H_2 x^2) \right. \\ & \times (S + S_1 x + S_2 x^2 + 4Rt_g^2) R + \left. \frac{2(H_1 + H_2 x)}{\varepsilon} R \right\} \end{aligned} \quad (19)$$

$$\frac{dt_g}{dx} = (S + S_1 x + S_2 x^2)(t_w - t_g) + R(At_w^4 - t_g^4) \quad (20)$$

$$t = T \left(\frac{\sigma}{q} \right)^{1/4}; \quad E = \frac{k(2+k)(1-\varepsilon)+(2+k)^2\varepsilon}{4\varepsilon} \quad (21) \quad \text{ک}$$

$$H = \frac{h}{q} \left(\frac{q}{\sigma} \right)^{1/4}; \quad H_1 = \frac{h_1 D}{q} \left(\frac{q}{\sigma} \right)^{1/4}; \quad H_2 = \frac{h_2 D^2}{q} \left(\frac{q}{\sigma} \right)^{1/4} \quad (22)$$

$$R = N \left(\frac{q}{\sigma} \right)^{3/4}; \quad M = \frac{m D}{q}; \quad c = \frac{c D^2}{q}; \quad e_{p,s} = 0.75k \quad (23)$$

اصطلاحات حاوی t_{ri} و t_{re} مذکوف هستند ، اما در نواحی مرزی اتفاق می افتد. دو معادله ی تفاضلی 19 و 20 به طور همزمان با یک روش عددی و محاسباتی قابل حل هستند اما ابتدا باید نواحی مرزی معین (مشخص) شوند.

نواحی مرزی :

معادله ی 20 اولین ضابطه ی معادله ای لازم برای ناحیه ی مرزی است . این ناحیه در بخش ورودی مجرای دمای گاز است که ارزش مشخصی به نام t_{gi} دارد :

$$t_{\text{g}} = t_{\text{gi}} \quad \text{در } x = 0 \quad (24)$$

معادله ی 19 دومین ضابطه ی معادله ای است و نیازمند دو ناحیه ی مرزی می باشد . این نواحی با استفاده از نزدیکی به عوامل پیکربندی (ترتیب) و قابلیت نقل داریم : $x = 0$ و انتقال (نیروی انتقال دهنده) حاصل می شوند . در

$$\frac{dt_w}{dx} \Big|_{x=0} = \frac{1}{[H + 4st_w^4(\ell)]} \times \left\{ H \left[S + 2 + k - \frac{H_1}{H} \right] [t_w(\ell) - t_{\text{gi}}] \right.$$

$$\left. + HR [At_w^4(\ell) - t_{\text{gi}}^4] \right\} \quad (25)$$

$$+ HR [At_w^4(\ell) - t_{\text{gi}}^4]]$$

و برای $x = L$ داریم :

$$\begin{aligned} & \frac{1 - s}{s(2 + k)} [1 + k + e^{-(2+k)\ell}] \pm \frac{t_{\text{re}}^4 e^{-(2+k)\ell}}{2} + 1 \\ & = \pm \frac{1}{s} [H + H_1 \ell + H_2 \ell^2] [t_w(\ell) - t_{\text{g}}(\ell)] \\ & \pm t_w^4(\ell) \pm \frac{t_{\text{re}}^4}{2} \pm s_{ps} \cdot e^{-(2+k)\ell} \int_0^L t_g^4 \\ & \times e^{(2+k)x} dx \mp e^{-(2+k)\ell} \int_0^L \left[\frac{1 - s}{s} (H + H_1 x + H_2 x^2) \times (t_w - t_g) + t_w^4 \right] e^{(2+k)x} dx \\ & + M \left\{ \left[\frac{\ell}{(2+k)} - \frac{1}{(2+k)^2} + \frac{1}{(2+k)^2} e^{(2+k)\ell} \right] \frac{1 - s}{s} - \frac{\ell}{s} \right\} \\ & + C \left\{ \left[\frac{\ell^2}{(2+k)} - \frac{2\ell}{(2+k)^2} + \frac{2}{(2+k)^3} - \frac{2}{(2+k)^3} e^{-(2+k)\ell} \right] \frac{1 - s}{s} - \frac{\ell^2}{s} \right\} \quad (26) \end{aligned}$$

طرز عملی که نواحی مرزی 26-24 را وگذار می کند در بخش [3-1] نشان داده شده است. اگرچه ، شیوه ی حل معادله شامل فرضیه t_w و محاسبه t_g اولین استنتاج با نسبت x در دیواره است ، ناحیه ی مرزی برای $t_w = x$ برای تأیید کلی محاسبات برای زمانیکه حالت به مرحله ی سیرشدنگی برسد به کار برده می شود.

تعادل گرمایی کلی :

در تحقیقات اخیر ، با وجود اتفاقع قراردادی نواحی مرزی ، یک حل عددی (شمارشی) نیازمند (ملزم) تعادل گرمایی سراسری سیستم است. با توجه به بخش [8] و [1-3] تعادل گرمایی معادلات زیر را شامل می شود :

$$\begin{aligned} & \ell + \frac{M\ell^2}{2} + \frac{C\ell^3}{3} \pm \frac{H}{S} t_{gI} \pm \frac{t_{RI}^4}{2(2+k)} [1 - e^{(2+k)\ell}] \\ & \pm \frac{1-\varepsilon}{\varepsilon(2+k)} [1 - e^{-(2+k)\ell}] \pm \frac{t_{RI}^4}{2(2+k)} [1 - e^{(2+k)\ell}] \\ & = \pm \frac{H}{S} t_{gI} \pm \frac{1}{2} \int_0^1 \left[\frac{1-\varepsilon}{\varepsilon} (H + H_1 x + H_2 x^2) \right. \\ & \quad \times (T_w - T_g) + t_w^4 [e^{(2+k)x} + e^{-(2+k)(\ell-x)}] dx \\ & \quad \left. \pm \frac{1}{2} \varepsilon p_a \int_0^1 t_g^4 [e^{(2+k)x} + e^{-(2+k)(\ell-x)}] dx \pm \varphi \right] \quad (27) \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} \varphi &= \frac{1-\varepsilon}{\varepsilon} \left(-\frac{M\ell}{(2+k)} (1 - e^{-(2+k)\ell}) + C \left[-\frac{\ell^2}{(2+k)} + \frac{2\ell}{(2+k)^2} - \frac{4}{(2+k)^3} \right] \right. \\ & \quad \left. + C \left[e^{-(2+k)\ell} \left(\frac{\ell^2}{(2+k)} + \frac{2\ell}{(2+k)^2} + \frac{4}{(2+k)^3} \right) \right] \right) \quad (28) \end{aligned}$$

برای معادله ی دیفرانسیل غیرخطی مربوط به مجموعه ی قبلی ، هم در نواحی مرزی و هم در تعادل گرمایی سراسری ، ابتدا این ضرورت دارد که پارامترهای وابسته را مشخص کنیم :

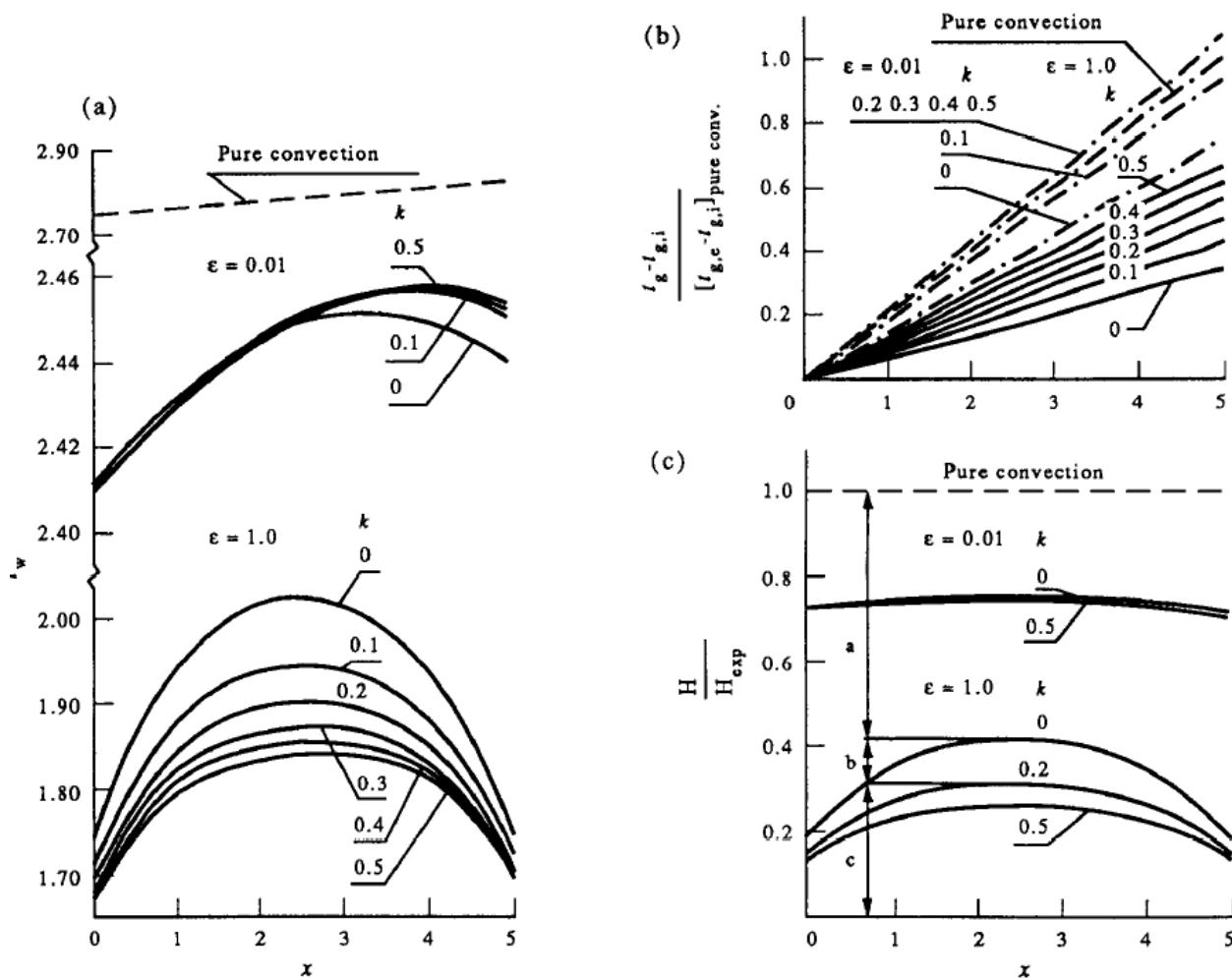
$$t_{gI} = t_{RI} t_{RI} - \ell - R - k - A - S - S_2 - S_1 - S - H_2 - H_1 - H$$

سپس نیازمند یک تقریب ارزشی t_w و تخمین dt_w/dx برای $x=0$ از معادله ی 25 هستیم. این محاسبه قادر به حل معادلات 19 و 20 موجود که در طرز عمل محاسبه شرح داده شدند ، هستند.

نتایج عددی :

معادله ی دیفرانسیل غیرخطی مجموعه ی 19 و 20 توسط "رانگ کوتا" با اصلاح "هامینگ" حل شد (با استفاده از مجموعه ی کتابخانه ای متعارف IBM). محاسبات بر یک کامپیوتر PC IBM اجرا شدند. مسئله ی اصلی با محاسبات مختلف به وجود آمد. در کنار این فرض که دیواره ی مجراء مفروض بود ، به سطحی مشکی و یا خاکستری رنگ گماشته شد. ضریب انقلابی گرما بین دیواره ی مجراء و گاز به طور متضاد مفروض بود؛ برای سادگی و راحتی در اضافه

کردن گرما به مجرای مشخص شده. محاسبات توسط هفت پارامتر مستقل کنترل شدند؛ از جمله: دمای ورودی گاز، دماهای ورودی و خروجی مخزن و نسبت طول قطر مجرای استوانه ای شکل. مثال های عددی به منظور نشان دادن اثرات این پارامتر های مستقل و تخمین چگونگی تغییر دادن تابش های دمایی دیواره داده شده اند. در این قسمت تمرکز ما بر این است که نتایج محاسبات را مشخص کنیم (به طور تقریبی). این اثر ویژگی های تابشی گاز و دیواره را نشان می دهد. تمامی گفته های واقع در بالای صفحه مربوط به مجرای گرم شده هستند.



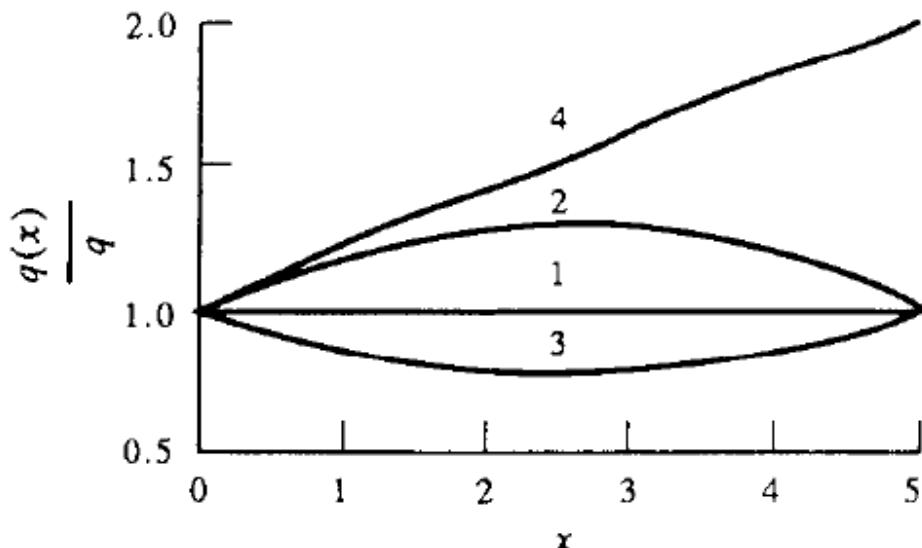
شکل (2) : (a) اثر ضریب جذب بدون بعد (k) روی توزیع دما در دیواره لوله ($q(x)$: ثابت، $\epsilon = 1.0$ و $\epsilon = 0.01$) (b) : اثر ضریب جذب بدون بعد (k) روی توزیع دمایی در گاز ($q(x)$: ثابت، $\epsilon = 1.0$, $\epsilon = 0.01$ و $\epsilon = 0.001$) (c) : اثر ضریب جذب بدون بعد (k) و ضریب نشر ϵ روی نسبت انتقال گرما ناشی از همرفت (convection) خالص به انتقال گرما ناشی از ترکیب همرفت و تشعشعی (radiation)

جدول 1- تاثیر بر پیش بینی های متنوع قابلیت جذب نامحدود k برای $\varepsilon = 0.1$ (مجرای گرم شده)

	$\varepsilon = 1.0$	$l = 5$	$H = 0.8$	$S = 0.01$	$t_{r,i} = t_{g,i} = 1.5$	$A = 0.85$
k	0.0	0.1	0.2	0.3	0.4	0.5
R	0.0	3.12×10^{-4}	6.25×10^{-4}	9.373×10^{-4}	2.25×10^{-4}	1.563×10^{-3}
ε_p	0.0	0.025	0.05	0.075	0.10	0.125
$\varepsilon_{p,s}$	0.0	0.075	0.15	0.225	0.30	0.375
E	1.0	1.1025	1.21	1.3225	1.44	1.5625
$t_w(0) = t_{w,i}$	1.7399	1.7065	1.6894	1.6791	1.6722	1.6674
$t_{w,c} = t_w(l)$	1.7525	1.7237	1.7105	1.7039	1.7006	1.6992
$t_{r,c} = t_{g,c}$	1.5216	1.5266	1.5306	1.5344	1.5380	1.5416
$\Delta b [\%]$	0.00	0.041	0.066	0.10	0.30	0.52

جدول 2- تاثیر بر پیش بینی های متنوع قابلیت جذب نامحدود k برای $\varepsilon = 0.01$ (مجرای گرم شده)

	$\varepsilon = 0.01$	$l = 5$	$H = 0.8$	$S = 0.01$	$t_{r,i} = t_{g,i} = 1.5$	$A = 0.85$
k	0.0	0.1	0.2	0.3	0.4	0.5
R	0.0	1.0×10^{-4}	1.4×10^{-4}	1.5×10^{-4}	1.58×10^{-4}	1.62×10^{-4}
ε_p	0.0	0.025	0.05	0.075	0.10	0.125
$\varepsilon_{p,s}$	0.0	0.075	0.15	0.225	0.30	0.375
E	1.0	6.30	12.10	18.40	25.20	32.5
$t_w(0) = t_{w,i}$	2.4093	2.4085	2.4082	2.4080	2.4079	2.4079
$t_{w,c} = t_w(l)$	2.4401	2.4478	2.4510	2.4518	2.4525	2.4529
$t_{r,c} = t_{g,c}$	1.5459	1.5581	1.5629	1.5641	1.5651	1.5656
$\Delta b [\%]$	0.0	0.57	0.85	0.97	1.09	1.18



شکل 3- توزیع گرما $q(x)/q$ در طول دیواره مجراء

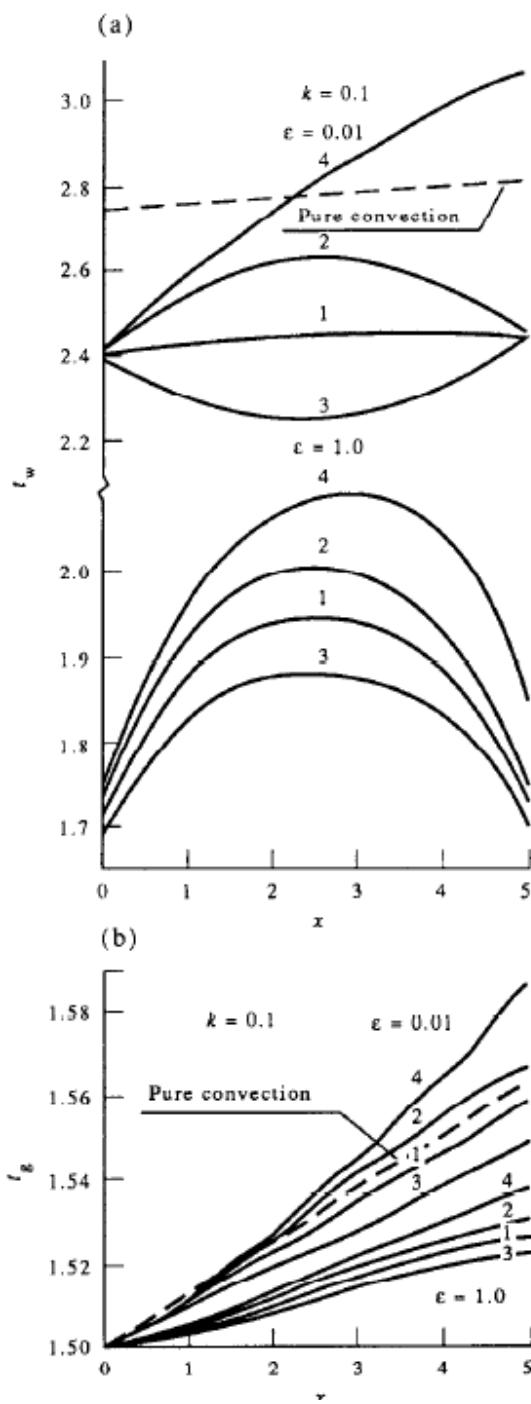
تنظیم ضرایب تصحیح خیلی کمتر از واحد است. در منطقه مرکزی از تیوب کوتاه برای $\epsilon = 1.0$ (شکل (c)) حدود 25% از گرمایی درونی به وسیله همرفت انتقال یافته است (c) و 75% به وسیله تشعشع (a) و (b) که 15% اثر انتقال انرژی از گاز تشعشعی است (b). به هر حال برای $I=5$ و $\epsilon = 0.01$ میزان تشعشع را برای فقط 25% از انرژی انتقالی و تبادل گرمایی ناشی از گاز تشعشعی می‌توان نادیده گرفت. حتی برای نشری به کوچکی 0/01، ضرایب تصحیح کاملاً بزرگ هستند و اثر تشعشع را نمی‌توان در کنار اثر همرفت نادیده گرفت.

اثر شار گرمایی

شکل 3 نشان دهنده توزیع شار گرمایی در امتداد دیواره تیوب است. محاسبات عددی اثر کافی و صحیحی از توزیع شار گرمایی بی بعد روی توزیع گرما t_w و t_b نشان می‌دهد. آن همچنان ثابت می‌کند که اثر اساسی (قابل توجه) توزیع شار گرمایی برای مقدار کمی از نشر دیواره وجود دارد. نتایج برای مقادیر متفاوت از توزیع شار گرمایی $q(x)/q$ در شکل های (a) و (b) با نشر $\epsilon = 0.01$ و ضریب جذب گاز تشعشعی بی بعد $k = 0.1$ (اطلاعات از جدول 3) نشان داده شده است.

اعداد 4 - 1 با رفرنس (رجوع داده شدن به) به یک تنظیم جامعی از توزیع شار گرمایی تطبیق یافته میان معادله (2) (بیان شده و اینگونه به دست می‌آید):

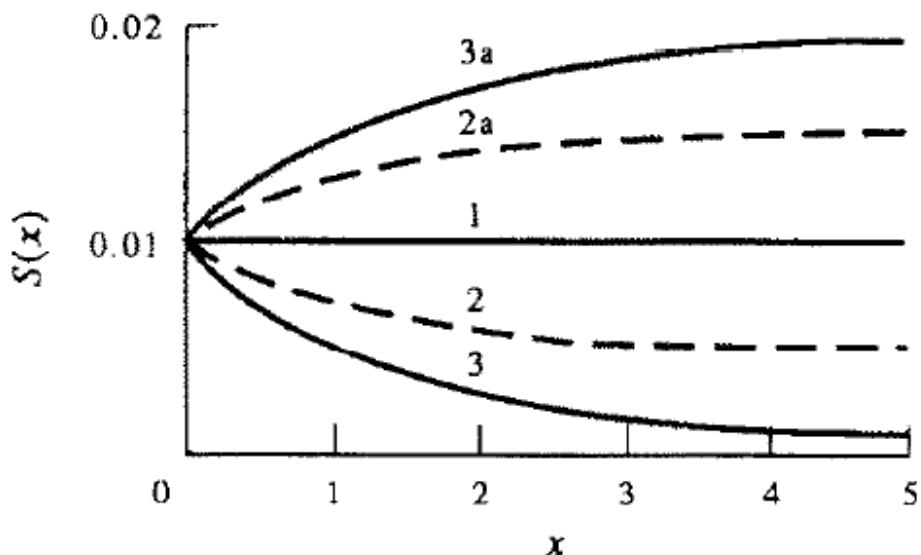
1. $q(x)/q = 1$
2. $q(x)/q = 1 + 0.2x - 0.04x^2$
3. $q(x)/q = 1 - 0.2x + 0.04x^2$
4. $q(x)/q = 1 + 0.2x$



شکل 4- (الف) تاثیر شار نامحدود گرمایی $q(x)/q$ در توزیع دمای دیواره مجراء
- ب) تاثیر شار نامحدود گرمایی $q(x)/q$ در توزیع دمای گاز $q(x)/q$
 $\epsilon = 1.0, 0.01, k = 0.1$

جدول 3- تاثیر بر پیش‌بینی‌های متنوع قابلیت جذب نامحدود k برای $\epsilon = 1.0, 0.01$ (مجرای گرم شده)

$I = 5$	$H = 0.8$	$S = 0.01$	$t_{\text{c},i} = t_{\text{g},i} = 1.5$	$A = 0.85$	$k = 0.1$	$\epsilon_p = 0.025$	$\epsilon_{p,s} = 0.075$
		$\epsilon = 1.0$	$E = 1.1025$	$R = 3.12 \times 10^{-4}$		$\epsilon = 0.01$	$E = 6.30$
		1	2	3	4	1	2
$t_w(0) = t_{w,i}$	1.7065	1.7239	1.6889	1.7390	2.4085	2.4102	2.4070
$t_{w,c} = t_w(l)$	1.7237	1.7431	1.7038	1.8484	2.4478	2.4556	2.4401
$t_{e,c} = t_{g,c}$	1.5266	1.5305	1.5225	1.5372	1.5581	1.5673	1.5487
$\Delta b [\%]$	0.141	0.26	0.036	0.314	0.57	0.635	0.517
							0.82



شکل 5- توزیع عدد استانتون ($S(x)$) در طول سطح درونی دیواره

اثر عدد استانتون

در روشی مشابه با شار گرمایی ، یک سری از توزیع های متناظر براي $h(x)$ ، به وسیله معادله (3) تطبیق داده می شوند. نتیجه در پایین برای پارامتر های جابجایی (convection) بدون بعد ($S(x)$ و $H(x)$ تعریف شده است.

$$1. \quad S(x) = S = 0.01 \quad H(x) = H = 0.8$$

$$2. \quad S(x) = 0.01 - 0.0035x + 0.0005x^2$$

$$H(x) = 0.8 - 0.28x + 0.04x^2$$

$$3. \quad S(x) = 0.01 - 0.0058x + 0.0008x^2$$

$$H(x) = 0.8 - 0.464x + 0.064x^2$$

$$2a. S(x) = 0.01 + 0.0035x - 0.0005x^2$$

$$H(x) = 0.8 + 0.28x - 0.04x^2$$

$$3a. S(x) = 0.01 + 0.0058x + 0.0008x^2$$

$$H(x) = 0.08 + 0.464x - 0.064x^2$$

شکل 5 توزیع عدد استانتون $S(x)$ را در امتداد سطح داخلی دیواره نشان می‌دهد. در شکل‌های 6 و 7 نتایج برای مقادیر مقاومت از عدد استانتون $(S(x))$ و $H(x)$ برای نشرهای 1 و 0/1 و ضریب جذب بدون بعد $k = 0.0$ و 0.1 کشیده شده است.

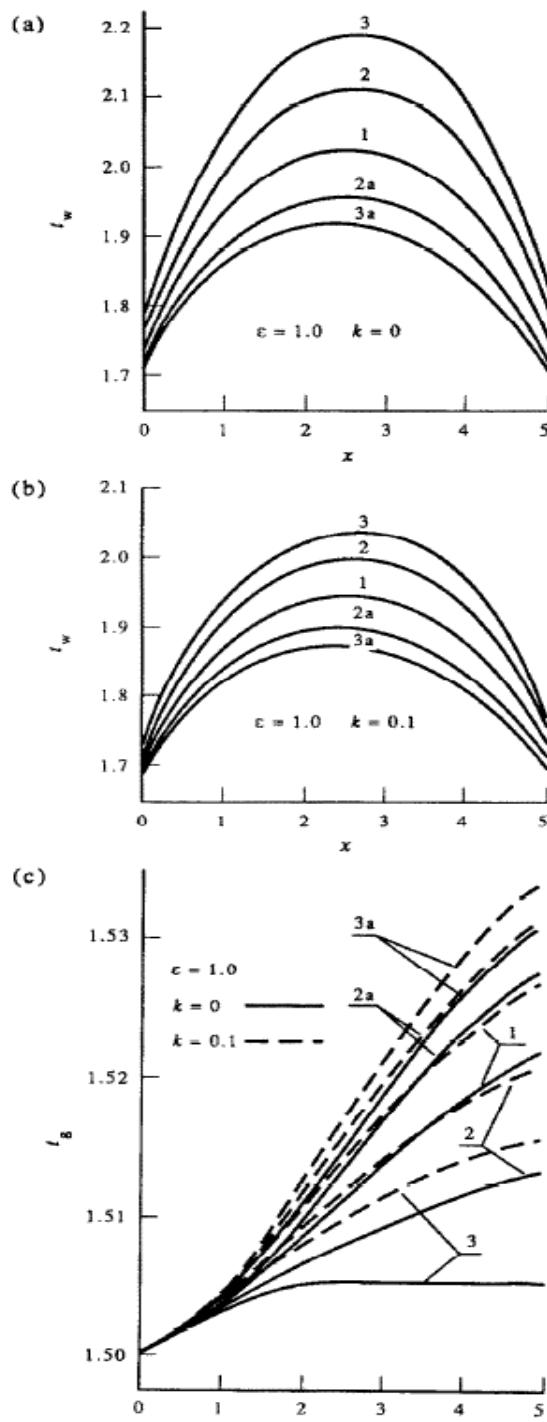
برای شار گرمایی خارجی متحداً‌شکل مشابه، یک افزایش در عدد استانتون (مثال [3 → 3](#)) باعث می‌شود به سمت کاهش توزیع گرمایی محوری در امتداد تیوب میل می‌کند و گرادیان دمای گاز محوری افزایش می‌یابد (شکل‌های (c) 6 و (c) 7).

نتایج حاضر نشان می‌دهد که این پارامتر اثر قابل توجهی برای $1.0 = \varepsilon$ ندارد اما برای $\varepsilon = 0$ کاملاً بزرگ می‌شود. همچنین آن نزدیک مخزن خروجی بیشتر به چشم می‌آید. جدول 4 و 5 یک سری از اعداد بی‌بعد و کمیت‌های فیزیکی که در این محاسبات استفاده شده را نشان می‌دهد.

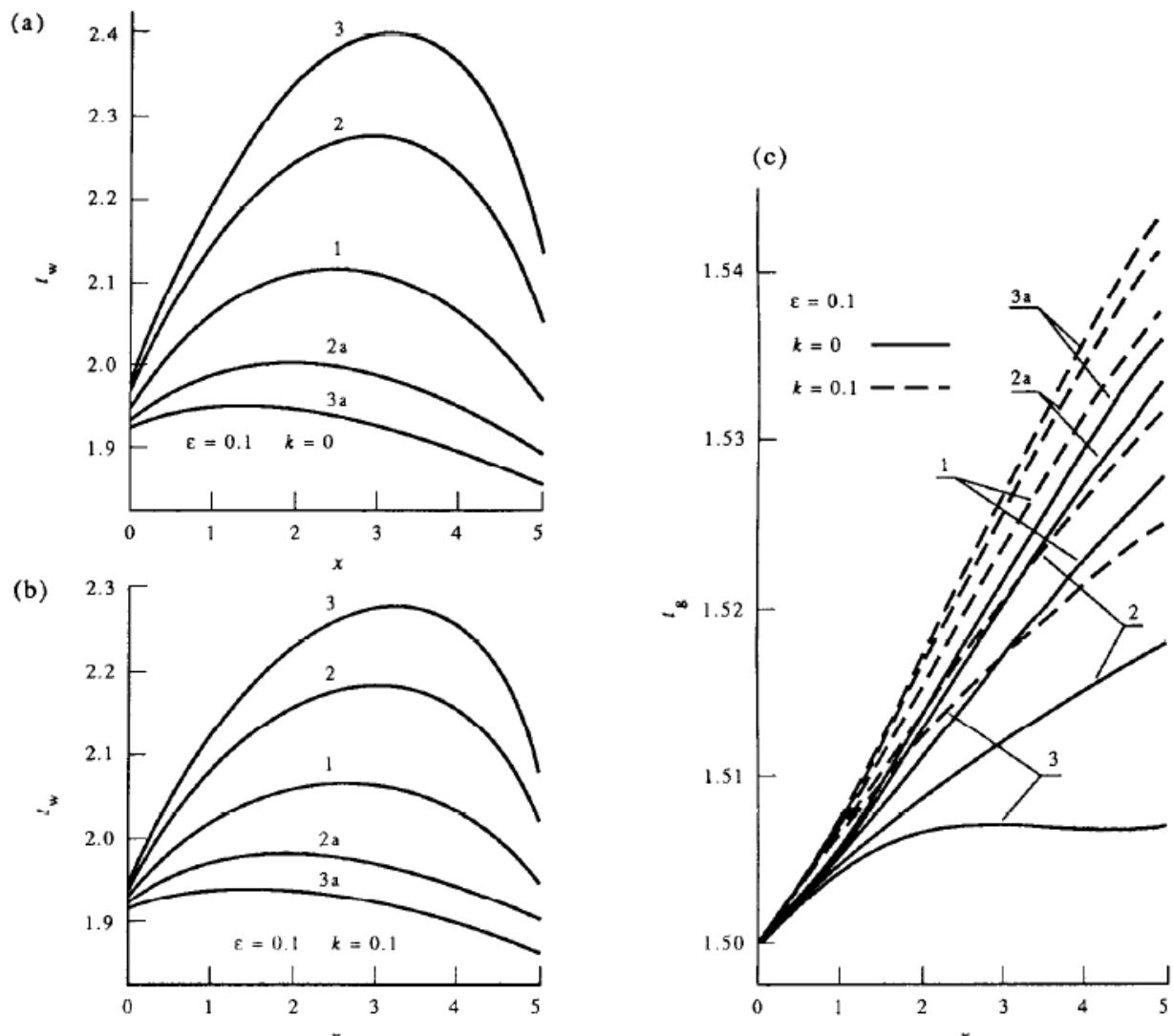
نتایج برای تیوب‌های خنک شده

در مراجع [10] و [8-3] و بخش قبلی مشکل کلی به وسیله محاسبات متفاوت و آنالیز برای یک سیستم جریان با گاز تشعشعی و شفاف منسوب به تیوب‌های گرم شده مورد بحث قرار گرفت. در این بخش از مقاله مان،

ما توجه به نتایج ویژه اصلی برای تیوب‌های خنک شده را بسط می‌دهیم. این اثر (i) دمای مخزن داخلی و خارجی (ii) نایکنواختی (منفی) شار گرمایی (iii) خواص تشعشعی گاز تشعشعی و ... را نشان می‌دهد.



شکل 6- (الف) تأثیر وابسته به طول عدد استانتون (x) بر توزیع دما در دیواره
مجرا $c = 1$ $k = 0$. ب) تأثیر وابسته به طول عدد استانتون (x) بر توزیع دما
در دیواره مجريا $c = 1.0$ $k = 0.1$ (ج) تأثیر وابسته به طول عدد استانتون
 $c = 1.0$ $k = 0.1$ مجريا $c = 1.0$ $k = 0.1$



شکل 7- الف) تأثیر وابسته به طول عدد استانتون (x) بر توزیع دما در دیواره مجراء $\epsilon = 0.1$ $k=0$. ب) تأثیر وابسته به طول عدد استانتون (x) بر توزیع دما در دیواره مجراء $\epsilon = 0.1$ $k=0.1$ ج) تأثیر وابسته به طول عدد استانتون (x) بر توزیع دما در دیواره مجراء $\epsilon = 0.1$ $k=0, 0.1$

جدول 4- تأثیر بر پیش‌بینی‌های متنوع قابلیت جذب نامحدود $k=0,0.1$ برای $\epsilon = 1.0$ (مجرای گرم شده)

$I = 5 \quad H = 0.8 \quad S = 0.01 \quad t_{r,i} = t_{g,i} = 1.5 \quad A = 0.85$								
$\epsilon = 1.0 \quad k = 0.0 \quad E = 1.0$				$\epsilon = 1.0 \quad k = 0.1 \quad E = 1.1025$				
$\epsilon_{p,s} = 0.0$		$R = 0.0 \quad \epsilon_p = 0.0$		$\epsilon_{p,s} = 0.075$		$R = 3.12 \times 10^{-4} \quad \epsilon_p = 0.025$		
2	3	2a	3a	2	3	2a	3a	
$t_w(0) = t_{w,i}$	1.7660	1.7890	1.7202	1.7095	1.7192	1.7295	1.6961	1.6901
$t_{w,c} = t_w(I)$	1.7917	1.8276	1.7236	1.7075	1.7462	1.7662	1.7059	1.6954
$t_{r,c} = t_{g,c}$	1.5132	1.5051	1.5274	1.5305	1.5207	1.5155	1.5310	1.5336
$\Delta b [\%]$	0.01	0.113	0.05	0.074	0.21	0.284	0.09	0.058

جدول 5- تأثیر بر پیش‌بینی‌های متنوع قابلیت جذب نامحدود $k=0,0.1$ برای $\epsilon = 1.0$ (مجرای گرم شده)

$I = 5 \quad H = 0.8 \quad S = 0.01 \quad t_{r,i} = t_{g,i} = 1.5 \quad A = 0.85$								
$\epsilon = 0.1 \quad k = 0.0 \quad E = 1.0$				$\epsilon = 0.1 \quad k = 0.1 \quad E = 1.575$				
$\epsilon_{p,s} = 0.0$		$R = 0.0 \quad \epsilon_p = 0.0$		$\epsilon_{p,s} = 0.075$		$R = 3.12 \times 10^{-4} \quad \epsilon_p = 0.025$		
2	3	2a	3a	2	3	2a	3a	
$t_w(0) = t_{w,i}$	1.9638	1.9775	1.9305	1.9225	1.9378	1.9433	1.9217	1.9169
$t_{w,c} = t_w(I)$	2.0516	2.1361	1.8969	1.8618	2.0221	2.0886	1.8973	1.8654
$t_{r,c} = t_{g,c}$	1.5177	1.5069	1.5331	1.5358	1.5314	1.5249	1.5411	1.5430
$\Delta b [\%]$	0.348	0.51	0.248	0.335	0.382	0.41	0.137	0.095

جدول 6- داده ورودی و پیش‌بینی شده دمای خروجی مرحله 1 تا 3 (لوله سرد)

$I = 5 \quad H = 8 \quad S = 0.01 \quad \epsilon = 1.0 \quad k = 0.0$					
$t_{g,i} = 2.0 \quad E = 1.0 \quad M = 0.0 \quad C = 0.0$					
Run	$t_w(0) = t_{w,i}$				$\Delta b [\%]$
1	1.8369	$t_{r,i} = t_{g,i} = 2.0$	$t_{r,e} = t_{w,e} = 0.776$	$t_{g,e} = 1.9606$	0.0
2	1.8388	$t_{r,i} = t_{g,i} = 2.0$	$t_{r,e} = 1.40$ $t_{w,e} = 1.2535$	$t_{g,e} = 1.9665$	0.0
3	1.6346	$t_{r,i} = 1.8$ $t_{g,i} = 2.0$	$t_{r,e} = t_{w,e} = 0.736$	$t_{g,e} = 1.9539$	0.0

واگذاری گرمای شعاعی و انتقالی :

جدول 8 - 6 ، مجموعه ای از اعداد و کمیت های فیزیکی مهم را که در محاسبات کاربرد دارند نشان می دهد . اولین و آخرین جداره و دماهای تابش گاز که همگی به صورت عددی محاسبه شدند ، در اینجا نشان داده شده است . همچنین در جدول 8 - 6 ، یک حالت از صحبت روش $\Delta t_{\text{g}} = 15 \text{ [س]}$ وجود دارد .

تأثیر راه ورود و خروج دماهای ذخیره ای :

شكل شماره ی 8 تأثیر تفاوت راه ورود و خروج دماهای ذخیره ای را نشان می دهد (در یک مسافت به طول $x = 5$) . راه حل ها برای یک گاز شفاف و گداختگی گرمایی یکنواخت به دست آمده اند . برای یک دما گاز ورودی ثابت $t_{\text{g},i} = 2$ ، دما ی ذخیره ای راه ورودی t_{ni} با $t_{\text{g},i}$ برای زمانی که مفروضات 1 و 3 در حال اجرا هستند قرار داده شده است . در ردیف 2 فرض شده است که راه خروجی دما ی ذخیره ای $t_{\text{g},e} = 1.40$ پارامتری مستقل از گاز خروجی و دماهای جداره است .

جدول 7- داده ورودی و پیش‌بینی شده دمای خروجی مرحله 4 تا 7 (لوله سرد)

$I = 5$	$H = 0.8$	$S = 0.01$	$\epsilon = 1.0$	
	$A = 1.18$	$t_{g,i} = t_{r,i} = 2.0$		
$k = 0.0$	$R = 0.0$	$k = 0.1$	$R = 3.125 \times 10^{-4}$	
$E = 1.0$	$\epsilon_{p,s} = 0.0$	$E = 1.1025$	$\epsilon_{p,s} = 0.075$	
Run	4	5	6	7
M	0.0	0.0	0.20	-0.20
C	0.0	0.0	-0.04	0.04
$t_w(0) = t_{w,i}$	1.8499	1.9201	1.9111	1.9293
$t_{w,c} = t_w(I)$	1.8284	1.9080	1.8935	1.9222
$t_{r,c} = t_{g,c}$	1.9794	1.9879	1.9837	1.9919
$\Delta b [\%]$	0.0	1.78	1.93	1.64

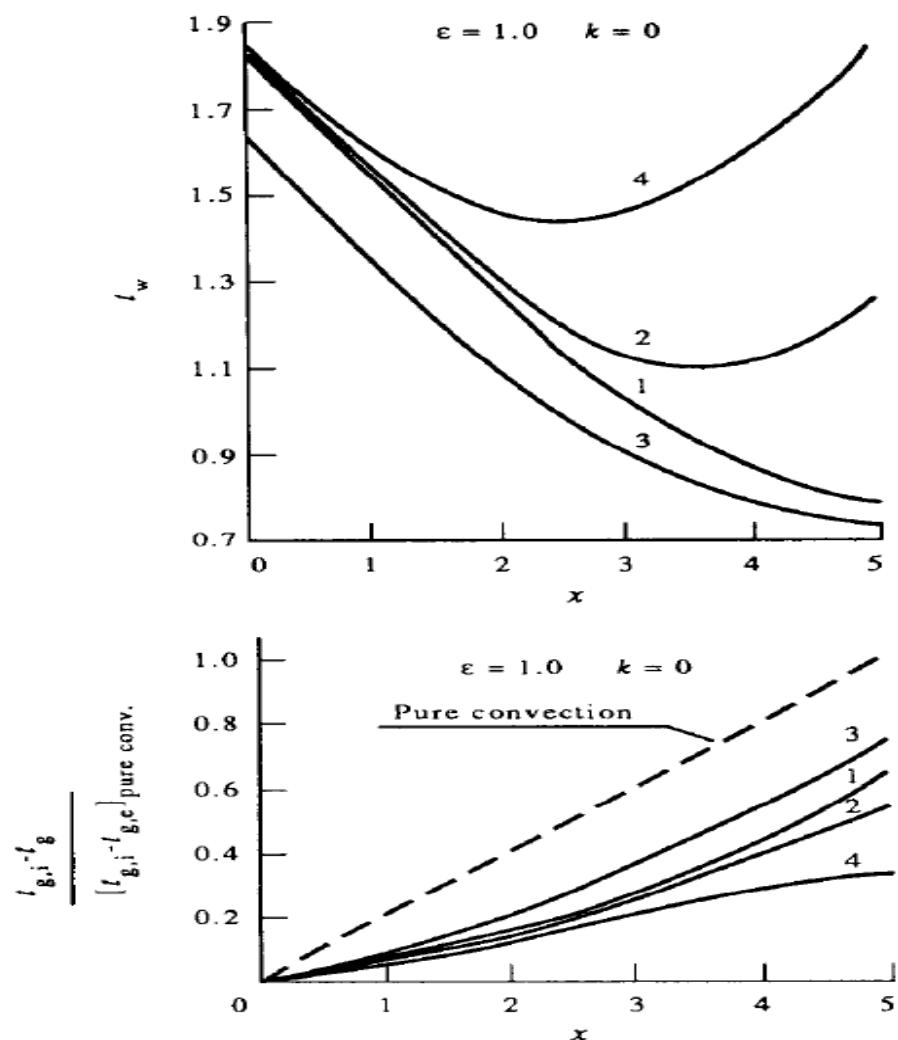
جدول 8- داده ورودی و پیش‌بینی شده دمای خروجی مرحله 8 تا 11 (لوله سرد)

$H = 0.8$	$S = 0.01$	$\epsilon = 1.0$	$A = 1.18$	
$E = 1.21$	$t_{g,i} = t_{r,i} = 1.5$	$k = 0.2$		
	$\epsilon_{p,s} = 0.15$	$R = 6.25 \times 10^{-4}$		
Run	8	9	10	11
	$I = 5$	$I = 8$	$I = 10$	$I = 16$
$t_w(0) = t_{w,i}$	1.3284	1.3275	1.3275	1.3275
$t_{w,c} = t_w(I)$	1.2936	1.2593	1.2359	1.1621
$t_{r,c} = t_{g,c}$	1.4727	1.4491	1.4328	1.3820
$\Delta b [\%]$	1.65	2.62	3.25	5.11

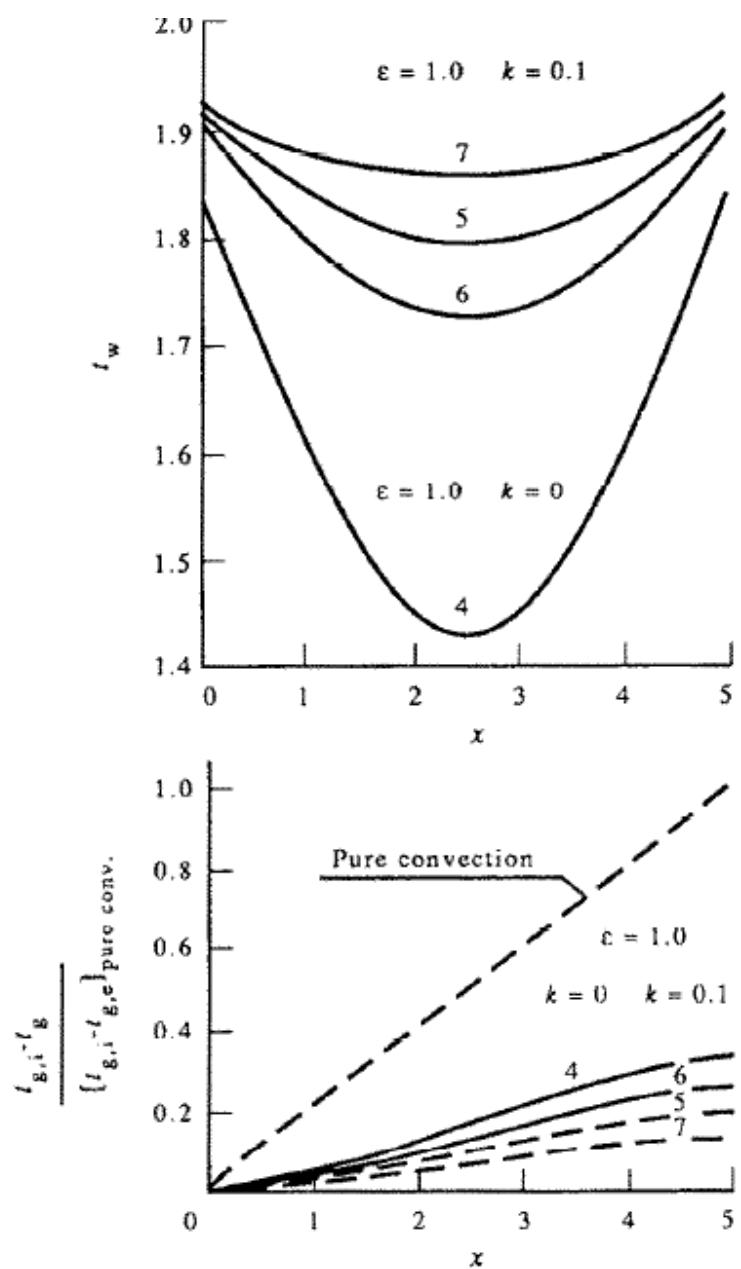
همانطور که در شکل 8 نشان داده شده است ، اولین و اصلی ترین قسمت منحنی دمای جداره تقریبا به دمای ذخیره ای خروجی وابسته است . چون راه خروجی ذخیره ای از ناحیه ی نزدیک به راه ورودی مجرأ فاصله دارد .

اثر شار گرمایی :

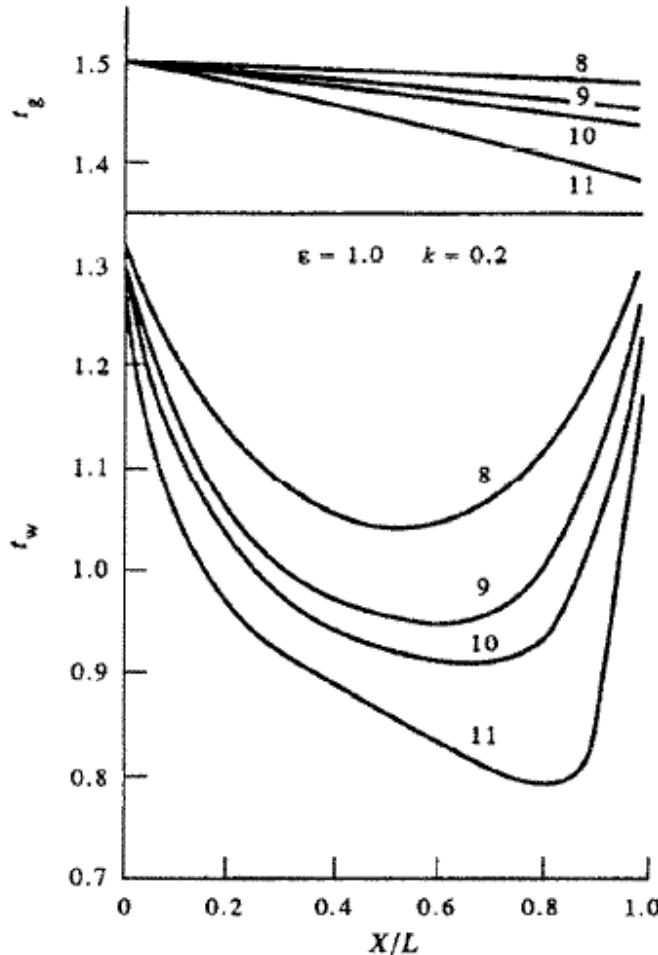
شکل 9 توزیع گاز و جداره را برای مجراهای کوتاه با گداختگی گرمایی متفاوتی برای $0 = k = 0.1$ و $0.1 = k = 0$ نشان می دهد . هنگامی که جذب تابشی گاز افزایش یابد ، انتقال گرمایی تابشی مؤثرتر می شود و



شکل 8- تاثیر دمای ورودی و خروجی مخزن بر دمای توزیع شده در دیواره مجراء و گاز $\epsilon = 1.0 \quad k = 0$



شکل 9- تأثیر شار گرمایی بر دمای توزیع شده در دیواره مجراء و گاز $\epsilon = 1.0$ $k=0.0, 0.1$



شکل 10- تأثیر طول مجرا بر دیواره مجرا و توزیع دمای ثابت $q(x) = 0.2$ گاز $\epsilon = 1.0$ $k = 0.2$

در نتیجه توزیع دمایی جداره افزایش پیدا می کند. به دلیل تابش زیاد منتقل شده به دیواره ، منحنی های دمای گاز تابشی ، دمای گاز برای یک گاز انقالی نزول می یابد .

تأثیر نسبت طول قطر مجرا :

اثر اندازه ی طول مجرای L برای یک جداره $\epsilon = 1$ و $k = 0.2$ و اهمیت جذب گاز α و اهمیت گاز تابشی در شکل 10 نشان داده شده است . اگرچه ، این نشان می دهد که طول نام برده به منظور وابستگی به دما و اندازه ی گاز جذب شده ی k بیان شده است.

استنتاج و عمل بعدی :

در این بخش رفتار جامعی از مسئله ی ترکیب تابشی و انقال گرمای ارائه شده است . در 3 ملاحظه ی مهم ما تجزیه و تحلیل هایی مربوط به *Perlmutter* و *Siegel* را ادامه می دهیم . اگرچه ، ما دو ویژگی کلی را برای تسهیل در مقایسه حفظ کرده ایم . تحلیل هایی که انجام دادیم شامل شفافیت گاز ،

پارامتر k و منحنی های گرمایی وابسته به طول به صورت سهیمی وار توزیع می شوند. بقیه ی ویژگی ها به صورت یک تعادل انرژی سراسری بررسی شده و یک تطابق انعطاف پذیر از انتقال گرما را شامل می شود. این موضوع به این معنی است که هر یک از حالت های نوع مهم و یا حتی یک CFD نزدیک شده می تواند برای یک انتقال گرما به صورت موضعی استقاده شود. در آینده بر آنیم که تأثیرات عوامل هم بخشی بر تعادل کلی انرژی را مطالعه کرده و رسیدگی های مربوط به روش های مشخص را با شیوه هایی از جمله مستکارلو و یا گاختگی گرمایی مقایسه کنیم. مسائل همگرایی نیز باید به طور قابل ملاحظه ای رسیدگی شوند.

REFERENCES

1. M. Perlmutter and R. Siegel, Heat transfer by combined forced and thermal radiation in a heated tube, *J. Heat Transfer* **84**, 301–311 (1962).
2. R. Siegel and M. Perlmutter, Convective and radiant heat transfer for flow of transparent gas in a tube with a gray wall, *Int. J. Heat Mass Transfer* **5**, 639–660 (1962).
3. J. Stasiek, Application of the generalised configuration factors and the principle of surface transformation to radiant heat exchange in system with optically active medium, *Z.N.P.G. Mechanika* **49**, 1–116 (1985) (in Polish).
4. H. C. Hottel and E. S. Cohen, Radiant heat exchange in gas-filled enclosure: allowance for nonuniformity of gas temperature, *A.I.Ch.E. J.* **4**, 3–14 (1958).
5. H. C. Hottel and A. F. Sarofim, The effect of gas flow patterns on radiative transfer in cylindrical furnaces, *J. Heat Transfer* **8**, 1153–1169 (1965).
6. R. Siegel and J. R. Howell, *Thermal Radiation Heat Transfer*. McGraw-Hill, New York (1972, 1981).
7. M. W. Collins and J. Stasiek, Numerical modelling of radiative and convective heat transfer for flows of a non-transparent gas in a tube with grey wall, *Adv. Computational Meths in Heat Transfer*, Vol. 1. *Proc. 1st Int. Conf.*, Portsmouth, U.K., pp. 141–156, 17–20 July (1990).
8. J. Stasiek, Transformational-zone method of calculation of complex heat exchange of optically active medium inside tube of diffuse grey surface, *Wärme- und Stoffübertragung* **22**, 129–139 (1988).
9. J. Stasiek, J. Mikielewicz and A. Jedruch, Heat transfer during flow of optically active medium inside tube of diffuse grey surface, *Proc. 1st World Conf. Exp. Heat Transfer, Fluid Mech. Thermodynamics*, Dubrovnik, Yugoslavia, pp. 397–404, 4–9 September (1988).
10. J. Stasiek and M. W. Collins, Radiant and convective heat transfer for flow of an optically active gas in a cooled tube with a grey wall, *Proc. 9th Int. Heat Transfer Conf.*, Jerusalem, Israel, Vol. 6, pp. 409–414, 19–24 August (1990).
11. H. C. Hottel and A. F. Sarofim, *Radiative Transfer*. McGraw-Hill, New York (1967).
12. M. N. Özisik, *Radiative Transfer and Interactions with Conduction and Convection*. Wiley, New York (1973).
13. M. Perlmutter and J. R. Howell, Radiant transfer through a gray gas between concentric cylinders using Monte-Carlo, *J. Heat Transfer* **86**, 169–179 (1964).
14. C. M. Usiskin and R. Siegel, Thermal radiation from a cylindrical enclosure with specified wall heat flux, *J. Heat Transfer* **82**, 369–374 (1960).
15. IBM Application Program, Tech. Publ. Dept., New York (1970).



این مقاله، از سری مقالات ترجمه شده رایگان سایت ترجمه فا میباشد که با فرمت PDF در اختیار شما عزیزان قرار گرفته است. در صورت تمایل میتوانید با کلیک بر روی دکمه های زیر از سایر مقالات نیز استفاده نمایید:

✓ لیست مقالات ترجمه شده

✓ لیست مقالات ترجمه شده رایگان

✓ لیست جدیدترین مقالات انگلیسی ISI

سایت ترجمه فا؛ مرجع جدیدترین مقالات ترجمه شده از نشریات معتبر خارجی