# کاهش انتقال حرارت بین دو استوانه هم محور، ضخیم و طویل به کمک سپرهای تشعشعی ضخیم همراه با ضریب صدور وابسته به دما

سيفا... سعدالدين' و فاطمه جبارى'\*

چکیدہ	اطلاعات مقاله
در این مطالعه، میزان انتقال حرارت بین دو استوانه هممحور، ضخیم و طویل با استفاده از روشهای تحلیلی و با توجه به مفاهیم انتقال حرارت تشعشعی و انتقال حرارت هدایت و معادله تعادل انرژی در مرزها، بررسی شده است. همچنین با توجه به اهمیت کاربرد سپرهای تشعشعی در شرایط مختلف، میزان انتقال حرارت، درصد کاهش انتقال حرارت، دما و ضریب صدور مربوط به هر یک از سطوح در حضور یک، دو و سه سپر تشعشعی ضخیم با ضریب صدور وابسته به دما محاسبه شده است. از محاسبات انجام شده ملاحظه میشود که به کار بردن یک سپر تشعشعی با ضریب صدور کمتر (تنگستن) میتواند بهتر از دو سپر و حتی سه سپر تشعشعی با ضریب صدور بیشتر(سیلیکون کاربید) سبب کاهش انتقال حرارت شود. همچنین حالت بهینه برای ترکیب چند سپر تشعشعی با جنسهای متفاوت به دست آمده است.	<b>واژگان کلیدی:</b> سپر تشعشعی حرارتی، انتقال حرارت تشعشعی، انتقال حرارت هدایت، ضریب صدور وابسته به دما، استوانههای هم مرکز.

۱– مقدمه

با توجه به کاربردهای وسیعی که سپرهای تشعشعی در زمینههای مختلف دارند، انتقال حرارت تشعشع نیز از اهمیت زیادی برخوردار است. یکی از راههای کاهش انتقال حرارت بین سطوحی که با یکدیگر تبادل تشعشع دارند این است که آن سطوح از مواد با ضریب انعکاس زیاد انتخاب شوند. علاوه بر این، با قرار دادن سپرهای تشعشعی با ضریب صدور کم (ضریب انعکاس زیاد) نیز انتقال حرارت کاهش مییابد [۱].

سپرهای تشعشعی صفحات نازک، موازی با درجه انعکاس بالا هستند که بین صفحات تشعشعی قرار داده میشوند تا انتقال انرژی بین آنها را کم کنند. یک عایق با تأثیر بسیار زیاد میتواند با استفاده از تعدادی صفحات جدا شده به

۱. دانشیار، دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه سمنان

وسیله خلأ بهوجود بیاید تا سبب ایجاد یک سری تشعشعات متوالی شده و مانع فرایند انتقال حرارت هدایت شود. در واقع سپرها، همانند مقاومتهای حرارتی، در مسیر انتقال حرارت تشعشعی بین سطوح قرار گرفته و سبب کاهش انتقال حرارت میشوند. حال اگر این سپرها ضخیم باشند، همانند آنچه که در این مقاله بررسی شده است، انتقال حرارت هدایت نیز به عنوان مقاومت حرارتی است، انتقال حرارت هدایت نیز به عنوان مقاومت حرارتی اضافی در مسیر انتقال گرما ظاهر شده و سبب کاهش بیشتر انتقال گرما میشود. یکی از کاربردهای مهم عایقهای چند لایه در کاربردهای دما پایین مانند عایقهای مخازن برودتی میباشد [۲].

ضریب صدور مربوط به هر یک از طرفین سپرها ممکن است با یکدیگر متفاوت باشند، زیرا هر یک از طرفین سپرها دمای مجزایی دارند [۳]. در مطالعات قبلی انجام شده، انتقال حرارت تشعشعی بین دو استوانه هم محور [۴] و دو نیم استوانه هم محور [۵] و کاهش حرارت انتقال یافته در حضور سپرهای تشعشعی استوانهای با ضریب

<sup>#</sup> fj\_jabbari@yahoo.com \* پست الكترونيك نويسنده مسئول:

۲. کارشناس ارشد، دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه سمنان

صدور وابسته به دما، همچنین کاهش انتقال حرارت بین دو نیمکره هممحور [۶،۷] و دو کره هممحور [۸] در حضور سپرهای تشعشعی حرارتی کروی با ضریب صدور وابسته به دما با استفاده از روش تشعشع خالص محاسبه شده است. علاوه بر این، در بررسی دیگری، آفونسو و ماتوس [۹] اثرات تشعشعی صفحات کندانسور و کمپرسور را در دمای داخلی یخچال– فریزر با پوشاندن دیواره یخچال نزدیک کندانسور و کمپرسور با ورق آلومینیوم همانند یک سپر تشعشعی کم کردند و به این نتیجه رسیدند که قرار دادن یک ورق آلومینیوم سبب کاهش دمای هوای داخلی تا ۲۲ میشود.

در این بررسی نیز با استفاده از روشی تحلیلی میزان انتقال حرارت بین دو استوانه ضخیم که با هم تبادل تشعشع دارند بررسی شده و سپس کاهش انتقال گرما در حضور یک، دو و سه سپر تشعشعی ضخیم با قرار دادن مواد مشابه و متفاوت محاسبه شده و حالت بهینه برای ترکیب چند سپر تشعشعی با جنسهای متفاوت به دست آمده است.

#### علائم اختصارى

А	مساحت، m <sup>2</sup>
$E_b$	$\mathrm{W/m^2}$ توان صدور سطح سیاه،
F	ضريب شكل
K	ضریب هدایت حرارتی، W/m.K
1	طول استوانه، m
Q	انتقال گرمای خالص، W
r	شعاع استوانه، m
t	زمان، s
Т	دمای مطلق، K
ġ	تولید انرژی داخلی بر واحد حجم، W/m <sup>3</sup>
W	نماد شیمیایی فلز تنگستن
Ζ	مختصات مکانی ارتفاع، m

#### علائم يوناني

α	ضریب پخش حرارتی، m <sup>2</sup> /s
Е	ضريب صدور سطح
$\theta$	زاویه قطبی، rad
λ	طول موج، m
$\sigma$	$\mathrm{W/m^2.K^4}$ سريب ثابت استفان بولتزمن،

یکدیگر فرق دارد.

در این مدل، دو استوانه هممحور، طویل و ضخیم مطابق شکل (۱ – الف) در نظر گرفته می شود. برای تحلیل و بررسی موضوع، فرضیات ساده کننده زیر در نظر گرفته می شود: ۱. صفحات همگی دیفیوز و خاکستری هستند. ۲. فضای بین استوانه ها خلأ می باشد. ۳. مقاومت رسانایی در ضخامت استوانه ها و سپرهای تشعشعی محسوس نیست. ۴. اثرات انتهایی استوانه ها و سپرهای تشعشعی استوانه ای

قابل صرفنظر کردن است. ۵. دمای صفحات و سپرهای تشعشعی حرارتی در تمام نقاط آنها یکسان است. ۶. ضریب صدور مربوط به سطوح داخلی و خارجی استوانهها و سپرها با هم متفاوتند، زیرا دمای آنها نیز با

با توجه به مفهوم انتقال حرارت تشعشعی، میزان تشعشع حرارتی ساطع شده از یک سطح سیاه بر واحد زمان و بر واحد سطح بر طبق قانون استفان بولتزمن برابر است با:

$$E_b = \sigma T^4 \tag{1}$$

بنابراین، میزان انتقال حرارت تشعشع بین صفحات  $A_{s1}$  و از رابطه (۲) محاسبه می شود:

$$(Q_{rad})_{without-shield} = \frac{E_{bs1} - E_{bs2}}{R_{s1-s2}}$$
(Y)

$$E_{bs1} - E_{bs2} = \sigma(T_{S1}^{4} - T_{S2}^{4}) \tag{(7)}$$

ضریب صدور بسیاری از صفحات در حالت واقعی تابعی از دمای صفحه و طول موج است و با تغییر این دو پارامتر، تغییر می کند؛ یعنی  $\mathcal{E} = \mathcal{E}(\lambda, T)$ .

نوع خاصی از صفحات، صفحات خاکستری هستند که در آنها ضریب صدور مستقل از طول موج میباشد؛  $[1 \circ f = \varepsilon(T)]$ .

در این مطالعه نیز برای سهولت در محاسبات، سطوح، خاکستری و ضریب صدور فقط تابع دما فرض شده است. مقاومت بین سطوح  $A_{s1}$  و  $A_{s2}$  که با هم تبادل تشعشع دارند از رابطه (۴) محاسبه می شود:

$$R_{S1-S2} = \frac{1 - \varepsilon_{S1}}{\varepsilon_{S1}A_{S1}} + \frac{1}{A_{S1}F_{S1-S2}} + \frac{1 - \varepsilon_{S2}}{\varepsilon_{S2}A_{S2}}$$
(\*)

بنابراین برای میزان انتقال حرارت بین سطوح، رابطه (۵) نتیجه می شود:

r<sub>s1</sub>, A<sub>s1</sub>



در نتیجه، انتقال حرارت تشعشع بین صفحات  $A_{s1}$  و  $A_{s1}$  قابل محاسبه است. برای استوانههای هممحور  $A_{s2}$  عابل محاسبه است. برای استوانههای هممحور  $F_{S1-S2} = 1$  بوده و دماها و ضرایب صدور سطوح به یکدیگر وابستهاند.





شکل ۱- نمای بالایی دو استوانه هممحور و طویل: (الف) بدون سپر تشعشعی، (ب) همراه با یک سپر تشعشعی، (ج) همراه با دو سپر تشعشعی و (د) همراه با سه سپر تشعشعی

$$\frac{1}{r}\frac{d}{dr}\left(r\frac{dT}{dr}\right) = 0 \tag{Y}$$

بنابراین پروفیل توزیع دما در هر یک از استوانهها به صورت روابط (۸) و (۹) میباشد:

$$T_1(r) = C_1 \ln(r) + C_2 \tag{A}$$

$$T_2(r) = C_3 \ln(r) + C_4$$
<sup>(9)</sup>

 $T_2(r)$  پروفیل توزیع دما در استوانه داخلی و  $T_1(r)$  که  $T_1(r)$  پروفیل توزیع دما در استوانه خارجی میباشد. همچنین از قانون فوریه، انتقال حرارت هدایت بین صفحات  $A_1$  و  $A_1$  و  $A_{s1}$  و  $A_{s1}$  و  $A_{s1}$ 

 $A_1$  علاوه بر این، نوع دیگری از انتقال حرارت بین سطوح  $A_1$  و  $A_2$  و  $A_2$  و  $A_{s1}$  و نوع انتقال حرارت هدایت میباشد. معادله دیفرانسیل کلی انتقال حرارت هدایت در مختصات استوانهای به صورت رابطه (۶) است:

$$\frac{1}{\alpha}\frac{\partial T}{\partial t} = \left[\frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}\left(r\frac{\partial T}{\partial r}\right) + \frac{1}{r^2}\frac{\partial^2 T}{\partial \theta^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial Z^2}\right] + \frac{\dot{q}}{k} \qquad (\$)$$

با توجه به شرایط مسئله که جریان پایا بوده و انتقال حرارت فقط در راستای شعاع r اتفاق میافتد و تولید انرژی وجود ندارد، رابطه (۲) نتیجه می شود:



با دنبال کردن روندی مشابه آنچه برای وضعیت بدون سپر انجام شد، میتوان محاسبات را در وضعیت حضور یک و چندین سپر تشعشعی نیز انجام داد. بنابراین، با توجه به مفاهیم انتقال حرارت تشعشعی و هدایت حرارتی و تعادل انرژی در مرزها، دمای هر یک از سطوح و ضریب صدور آنها، میزان انتقال حرارت و درصد کاهش آن در حضور سپرهای تشعشعی قابل محاسبه است. باید توجه داشت که در این مطالعه، محاسبات برای سه ماده موجود برای صفحات و سپرهای تشعشعی در شکل ۲ انجام شده است، که نتایج محاسبات در قالب مطالعات موردی زیر بیان شده است.

مطالعه موردی ۱: دو استوانه هممحور طویل با ضخامت ۳mm از جنس اکسیدآلومینیوم در نظر گرفته میشوند (مطابق شکل۱- الف). صفحه  $A_1$  با دمای ۵۷۳/۱۵K در شعاع ۲۰cm و صفحه  $A_2$  با دمای ۳۰۰/۱۵K در شعاع ۱۱۰/۳cm قرار دارند. اگر یک سپر با ضخامت ۳mm در شعاع ۴۵ch برای کاهش انتقال حرارت بین صفحات شعاع می درما و ضریب صدور هر یک از صفحات در انتقال گرما، دما و ضریب صدور هر یک از صفحات در سپرهای تشعشعی و استوانهها به صورت زیر محاسبه می شوند.

$$Q_{cond,1} = -K_1 A(r) \frac{dT_1(r)}{dr} = -K_1 \times 2\pi r l \times \frac{C_1}{r} \qquad (1 \cdot )$$

$$Q_{cond,2} = -K_2 A(r) \frac{dT_2(r)}{dr} = -K_2 \times 2\pi r l \times \frac{C_3}{r} \qquad (11)$$

حال با مشخص بودن دمای سطح داخلی استوانه داخلی و دمای سطح خارجی استوانه خارجی در مرزهای  $r = r_1$  دمای سطح خارجی استوانه خارجی در مرزهای از مرزهای و  $r = r_2$  و با برقراری تعادل انرژی در هر یک از مرزهای  $r = r_{s1}$  و  $r = r_{s2}$  ، چهار معادله (۱۲) تا (۱۵) حاصل میشود و با توجه به اینکه ضریب صدور و ضریب هدایت میشود و با توجه به اینکه ضریب صدور و ضریب هدایت معادله و با کمک شکلهای ۲ و ۳، مجهولات  $r_3$  و در نتیجه پروفیل دما در استوانهها و سپس انتقال حرارت هدایت حرارتی و تشعشعی نیز به دست میآید.

$$r = r_1 : C_1 \ln(r_1) + C_2 = T_1 \tag{11}$$

$$r = r_{s1} : Q_{cond,1} = (Q_{rad})_{without-shield}$$
(19)

$$r = r_{s2} : Q_{cond,2} = (Q_{rad})_{without-shield}$$
(11)

$$r = r_2 : C_3 \ln(r_2) + C_4 = T_2 \tag{10}$$



شکل ۲- ضریب صدور نرمال به صورت تابعی از دما [۱۱]

درصد کاهش انتقال گرما نیز به صورت زیر محاسبه  
میشود:  

$$\frac{4709.622 - 3450.2116}{4709.622} \times 100 = 26.74\%$$
  
 $\frac{4709.622}{4709.622} \times 100 = 26.74\%$   
is is it is with a standard for the standard

مطالعه موردی ۲: دو استوانه هممحور مطالعه ۱ در نظر گرفته میشوند. چنانچه صفحات  $A_{2} e_{2}$  همان مشخصات را داشته باشند، اگر دو سپر با ضخامت ۳mm یکی در شعاع ۵۰cm و دیگری در شعاع ۸۰cm برای کاهش انتقال حرارت بین صفحات  $A_{2} e_{2}$  قرار بگیرند (مطابق شکل ۱- ج)، درصد کاهش انتقال گرما، دما و ضریب صدور هر یک از صفحات در سپرهای تشعشعی و استوانه-ها به صورت زیر محاسبه میشوند:

 $(Q_{rad})_{without-shield} = 4709.622 \frac{W}{m}$ 

$$T_{S1} = 572.4997K, \varepsilon_{s1} = 0.6786$$

$$T_{S2} = 300.2053K, \varepsilon_{s2} = 0.7827$$

برای سپر تشعشعی از جنس اکسیدالومینیوم:
$$(Q_{rad})_{with-two-shield} = 2694.8882 rac{W}{m}$$

$$T_{S1} = 572.778K, \varepsilon_{s1} = 0.6785$$

طول استوانه بی نهایت است تمامی مقادیر انتقال حرارت محاسبه شده بر واحد طول استوانه می باشد:  $(Q_{rad})_{without-shield} = 4709.622 \frac{W}{m}$  $T_{S1} = 572.4997K, \varepsilon_{s1} = 0.6786$  $T_{S2} = 300.2053K, \varepsilon_{s2} = 0.7827$ برای سپر تشعشعی از جنس اکسید آلومینیوم:  $(Q_{rad})_{with-one-shield} = 3115.7894 \frac{W}{m}$  $T_{S1} = 572.72K, \varepsilon_{s1} = 0.6785$  $T_{S2} = 300.1866K, \varepsilon_{s2} = 0.7827$  $T_{S3} = 438.1707K, \varepsilon_{s3} = 0.7288$  $T_{s4} = 438.038K, \varepsilon_{s4} = 0.7289$ 

از حل همزمان معادلات (۱۲) تا (۱۵) و با استفاده از شکلهای ۲ و ۳ مقدار انتقال حرارت بین دو استوانه

ضخیم قابل محاسبه است. باید توجه داشت از آنجایی که

$$\frac{(Q_{rad})_{without + shield} - (Q_{rad})_{with - one - shield}}{(Q_{rad})_{without + shield}} \times 100 = 33.84\%$$

به طور مشابه، برای سپر تشعشعی از جنس سیلیکون کاربید:

...

$$(Q_{rad})_{with-one-shield} = 3450.2116 \frac{W}{m}$$

$$T_{S1} = 572.6739K, \varepsilon_{s1} = 0.6785$$

$$T_{S2} = 300.1905K, \varepsilon_{s2} = 0.7827$$

$$T_{S3} = 431.2515K, \varepsilon_{s3} = 0.8901$$

$$T_{S4} = 431.2397K, \varepsilon_{s4} = 0.8901$$

$$T_{S4} = 530.006K, \varepsilon_{s4} = 0.051$$
  
 $T_{S5} = 420.4804K, \varepsilon_{s5} = 0.0353$   
 $T_{S6} = 420.4795K, \varepsilon_{s6} = 0.0353$   
 $c_{coac}$  کاهش انتقال گرما به صورت زیر نتیجه می شود:  
 $\frac{4709.622 - 232.1365}{4709.622} \times 100 = 95.071\%$   
**adllas موردی ۳**: دو استوانه هم محور مطالعه ۱ در نظر

گرفته می شوند. چنانچه صفحات  $A_1 e_2 e_2 A$  همان مشخصات را داشته باشند، و سه سپر با ضخامت ۳mm یکی در شعاع ۴۲/۵cm، دیگری در شعاع ۶۵cm و سومین سپر در شعاع ۸۷/۵cm برای کاهش انتقال حرارت بین صفحات  $A e_2 f_1$  برای کاهش انتقال حرارت بین صفحات  $A e_1 e_2$  قرار بگیرند (مطابق شکل ۱ - د)، درصد کاهش انتقال گرما، دما و ضریب صدور هر یک از صفحات در سپرهای تشعشعی و استوانهها به صورت زیر محاسبه می شوند:

$$(Q_{rad})_{without-shield} = 4709.622 \frac{W}{m}$$

$$T_{S1} = 572.4997K, \varepsilon_{s1} = 0.6786$$

$$T_{S2} = 300.2053K, \varepsilon_{s2} = 0.7827$$

$$(Q_{rad})_{with-three-shield} = 2173.7591 \frac{W}{m}$$

$$T_{S1} = 572.8499K, \varepsilon_{s1} = 0.6785$$

$$T_{S2} = 300.1755K, \varepsilon_{s2} = 0.7827$$

$$T_{S3} = 489.6881K, \varepsilon_{s3} = 0.7093$$

$$T_{S4} = 489.5748K, \varepsilon_{s4} = 0.7093$$

$$T_{S5} = 429.1476K, \varepsilon_{s5} = 0.7323$$

$$T_{S6} = 429.0851K, \varepsilon_{s6} = 0.7323$$

 $T_{S3} = 530.0075K, \varepsilon_{s3} = 0.051$ 

$$\begin{split} T_{S3} &= 542.7812K, \varepsilon_{s3} = 0.0528\\ T_{S4} &= 542.78K, \varepsilon_{s4} = 0.0528\\ T_{S5} &= 481.3743K, \varepsilon_{s5} = 0.0441\\ T_{S6} &= 481.3735K, \varepsilon_{s6} = 0.0441\\ T_{S7} &= 392.649K, \varepsilon_{s7} = 0.0313\\ T_{S8} &= 392.6485K, \varepsilon_{s8} = 0.0313\\ \vdots\\ \text{ c,oac Diam litall Zol is accurate to the second stress}\\ &= 4709.622 - 151.9576\\ - 4709.622 \times 100 = 96.77\% \end{split}$$

مطالعه موردی ۴: دو استوانه هم محور مطالعه ۱ در نظر گرفته می شوند. چنانچه صفحات A e g A همان مشخصات را داشته باشند، و دو سپر با ضخامت ۳mm و مواد متفاوت یکی در شعاع ۵۰cm و دیگری در شعاع ۸۰cm برای کاهش انتقال حرارت بین صفحات A e g Aقرار برای کاهش انتقال حرارت بین صفحات اA e g Aقرار بگیرند (مطابق شکل ۱-ج)، درصد کاهش انتقال گرما، دما و ضریب صدور هر یک از صفحات در سپرهای تشعشعی و استوانهها می توانند توسط روندی مشابه مطالعه موردی ۲ به دست آیند. نتایج تمامی شش حالت ممکن در جدول ۱ نشان داده شده است.

از مقادیر عددی به دست آمده در جدول ۱ و با کمک شکل ۴ میتوان دریافت که اگر بخواهیم مناسبترین ترکیب برای وضعیت وجود دو سپر تشعشعی از جنسهای متفاوت را انتخاب کنیم، مدل شماره ۵ بهترین مدل برای کاهش انتقال حرارت تشعشعی بین دو استوانه ضخیم است. همچنین نتایج نشان میدهد که هر چقدر سپر از جنس با ضریب صدور کمتر به صفحه گرمتر (استوانه داخلی) نزدیکتر باشد، مقدار کاهش انتقال حرارت بیشتر اتفاق میافتد.

$$T_{S7} = 370.6478K, \varepsilon_{s7} = 0.7549$$
  
 $T_{S8} = 370.6085K, \varepsilon_{s8} = 0.7549$   
 $c_{coac}$  کاهش انتقال گرما به صورت زیر محاسبه می شود:  
 $\frac{(Q_{rad})_{without-shield} - (Q_{rad})_{with-three-shield}}{(Q_{rad})_{without-shield}} \times 100 = 53.84\%$   
 $(Q_{rad})_{without-shield}$   
 $p_{rad}$  به طور مشابه، برای سپر تشعشعی از جنس سیلیکون  
 $V_{coac}$   
 $V_{coac}$ 

$$T_{S1} = 572.7944K, \varepsilon_{s1} = 0.6785$$
  

$$T_{S2} = 300.1802K, \varepsilon_{s2} = 0.7827$$
  

$$T_{S3} = 479.8929K, \varepsilon_{s3} = 0.8903$$
  

$$T_{S4} = 479.8819K, \varepsilon_{s4} = 0.8903$$
  

$$T_{S5} = 425.1653K, \varepsilon_{s5} = 0.8901$$
  

$$T_{S6} = 425.1593K, \varepsilon_{s6} = 0.8901$$
  

$$T_{S7} = 372.2671K, \varepsilon_{s7} = 0.8897$$
  

$$T_{S8} = 372.2634K, \varepsilon_{s8} = 0.8897$$

درصد کاهش انتقال گرما به صورت زیر محاسبه میشود:

$$\frac{4709.622 - 2576.6544}{4709.622} \times 100 = 45.29\%$$

نهایتاً برای سپر تشعشعی از جنس تنگستن:
$$(Q_{rad})_{with-three-shield} = 151.9576 rac{W}{m}$$
 $T_{S1} = 573.129 K, arepsilon_{s1} = 0.6784$ 

$$T_{S2} = 300.1518K, \varepsilon_{s2} = 0.7827$$

كاهش انتقال	انتقال حرارت در حضور	A <sub>s2</sub>		A <sub>s2</sub> A <sub>s1</sub>		سپر در شعاع ۸۰ سانتیمتری				سپر در شعاع ۵۰ سانتیمتری ،										
گرما (٪)	دو سپر تشعشعی	ضريب	$(\mathbf{K})$ 1	ضريب	$(\mathbf{K})$ 1. $\mathbf{x}$	ضريب	$(\mathbf{K})$			مريب (K) ا				مدل						
	حرار تی (W/m)	صدور	(K) 63	صدور	( <b>K</b> ) 65	صدور	(K) 65	سپر	جىس	صدور	(K) 63	جىس سپر								
4.,787	۲۸۱۲,۵۰۷	•,٧٨٣	۳۰۰,۱۸۳	• ,879	۵۷۲,۷۶۲	۰,۸۹	۳۸۱,۴۱۴	$A_{s5}$	Sic	۰,۷۲۱	401,009	A <sub>s</sub> 3	11.0	١						
						۰٫۸۹	۳۸۱,۴۰۹	$A_{s6}$		۰,۷۲۱	401,898	$A_{s4}$	Al2O3							
۸۸,۸۹	575,751		800,108	w	~ \\c	* 116	6344	146 694		AV7 VI	۰,۰۴۳	474,792	$A_{s5}$	W	W	۶۸۵, ۰	۵۵۶,۳۹۹	A <sub>s</sub> 3	11-0-	Ţ
		·, YAT		۸۷۹, ۰	۵۷۴,۰۷۸	۰,۰۴۳	474,71	$A_{s6}$	W	۶۸۵, ۰	۵۵۶,۳۷۲	$A_{S4}$	A1203	7						
***	2921,492	۰,۷۸۳	۳۰۰,۱۸۴	۶۷۹, ۰	۵۷۲,۷۵۴	•,٧۴۶	٣٩٣,٣٨٨	$A_{s5}$	Al <sub>2</sub> O <sub>3</sub>	۰٫۸۹	497,994	$\begin{array}{c} A_{s3} \\ A_{s4} \end{array} \qquad $	Sia	~						
14,40						•,٧۴۶	*9*,**	$A_{s6}$		۰,۸۹	487,884		SIC	`						
۸۸,۶	۵۳۶٫۸۸	• ,٧٨٣	800,108	· ,۶YA	۵۷۳,۰۷۶	۰,۰۴۳	418,824	$A_{s5}$	W	۰٫۸۹	۵۵۷,۴۱۶	As3	Sia	۴						
						۰,۰۴۳	475,887	$A_{s6}$		۰,۸۹	۵۵۷,۴۱۳	$A_{s4}$	Sic	'						
97,198	489,104	۳۸۷,۰	۳۰۰,۱۵۴	۶۷۸, ۶۷۸	۵۷۳,۰۹۹	۰,۷۷۶	818,008	$A_{s5}$	<i>Al</i> <sub>2</sub> <i>O</i> <sub>3</sub>	۰,۰۴۵	421,.12	A <sub>s</sub> 3	W	۵						
						۰,۷۷۶	818,547	$A_{s6}$		۰,۰۴۵	471.01	$A_{s4}$	~~							
97,14	۳۷۰,۱۸۸	• ,٧٨٣	r,184	۰,۶۷۸	۵۷۳,۰۹۹	• ٫٨٨٩	814,917	$A_{s5}$	Sic	۰,۰۴۵	476'8	A <sub>s</sub> 3	W	۶						
	,		,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,	,		۰٫۸۸۹	814,911	$A_{s6}$		۰,۰۴۵	426,097	$A_{s4}$								

جدول ۱- درصد کاهش انتقال گرما، دما و ضریب صدور در حضور دو سپر تشعشعی با مواد مختلف





شکل ۴- نمودار میلهای درصد کاهش انتقال گرما به ازای چیدمانهای مختلف دو سپر تشعشعی حرارتی

توسط روندی مشابه مطالعه موردی ۳ به دست آیند که نتایج تمامی شش حالت ممکن در جدول ۲ نشان داده شده است.

با استفاده از نتایج به دست آمده از جدول ۲ و با کمک شکل ۵ به روشنی میتوان دریافت که نتایج به دست آمده در مطالعه موردی ۴، عیناً در این مورد نیز صادق است و مناسبترین ترکیب برای وضعیت وجود سه سپر تشعشعی، مدل شماره ۵ میباشد. مطالعه موردی ۵: دو استوانه هم محور مطالعه ۱ در نظر  $\mathcal{R}_{0}$  می شوند. چنانچه صفحات  $A_{0} e_{2}$  همان مشخصات را داشته باشند، و سه سپر با ضخامت ۳mm و مواد متفاوت یکی در شعاع ۴۲/۵cm، دومی در شعاع ۶۵cm و سومین سپر در شعاع ۸۷/۵cm برای کاهش انتقال حرارت بین صفحات  $A e_{2} A e_{1}$  برای کاهش انتقال حرارت بین صفحات  $A e_{2} A e_{1}$  برای کاهش انتقال حرارت درصد کاهش انتقال  $\mathcal{R}_{0}$ ، دما و ضریب صدور هر یک از صفحات در سپرهای تشعشعی و استوانهها می توانند 94 ח

93

92

کاهش انتقال حرارت در حضور سپرهای تشعشعی نازک

مورد بررسی قرار گرفته بود[۴] میتوان پی برد که وجود

سپرهای تشعشعی ضخیم بیشتر از سپرهای تشعشعی

نازک سبب کاهش انتقال حرارت می شود و این امر به

دلیل وارد شدن مقاومت هدایت حرارتی امری طبیعی

است. همچنین با توجه به شکل ۶ می توان پی برد که

به کار بردن یک سپر با ضریب صدور کمتر (تنگستن)

می تواند بهتر از دو سپر و یا حتی سه سپر تشعشعی

93.2978 93.2916

کاهش انتقال حرارت سپر در شعاع ۴۲/۵ سانتیمتری سپر در شعاع ۶۵ سانتیمتری سپر در شعاع ۸۷/۵ سانتیمتری  $A_{s2}$  $A_{s1}$ انتقال در حضور سه ۲ دما ضريب ضريب ضريب ضريب ضريب گرما (٪) سپر تشعشعی دما (K) دما (K) جنس سپر دما (K) دما (K) جنس سپر جنس سپر (K) صدور صدور صدور صدور صدور حرار تی (W/m) • ,• ۴٢ 499,791 ۰,۸۹ 547,977 ۰,۶۸۵ 000,997  $A_{s5}$  $A_{S7}$  $A_{S3}$ ٨٨.۶۶۶ ۵۳۳.۸۱۲ ۵۷۳.۰۷۶ W · .YAT 8...108 · .۶YA  $Al_2O_3$ Sic ۱ ... 47 499,799 A<sub>s</sub>8 ۰,۸۹ 547.95  $A_{s6}$ ۰.۶۸۵ 000.909  $A_{s4}$  $A_{s5}$ ۰,۸۸۹ ۳۱۶,۰۷۷ ۰,۰۴۴ 479,.91 ۶۸۴, ۵۵۹,۱۰۴ As7 Asz 488,.40 W ۹۰,۸۰۵ ۰,۷۸۳ ۳۰۰,۱۵۵ ۰,۶۷۸ ۵۷۳,۰۹ Sic Al2O3 ٢ ۰,۸۸۹ ۳۱۶,۰۷۷ ۰,۰۴۴ 479,099 · .۶۸۴ ۵۵۹,۰۷۷  $A_{s6}$ AsA  $A_{s8}$ • ,• ۴۳ 41.011 ۰,۶۸۷ 549,711  $A_{s5}$ ۰,۸۹ ۵۵۷,۲۳۹  $A_{s7}$  $A_{S3}$ ۸۸,۵۴۳ 089.084 ۰.۶۷۸ W 5...108 DVT. . VF  $Al_2O_3$ ·.YAT Sic ٣ · .۶۸Y 549,779  $A_{s6}$ ... 47 41.010 ۰,۸۹ 007,779  $A_{s4}$  $A_{s8}$  $A_{s5}$ ۰,۷۷۶ ۳۱۸,۳۲۷ .,.44 481,81 ۰,۸۹ 680,194  $A_{s3}$  $A_{s7}$ W 9.099 447,77 · ,٧٨٣ 8.... . ۶۷۸ ۵۷۳.۰۸  $Al_2O_3$ Sic ۴  $A_{s6}$ · , YY9 ۳۱۸,۲۳ ..... 421,800 ۰,۸۹ 08.195 AsA  $A_{s8}$ ۰.*٨*٨٩ ·. YYY 879,471  $A_{s5}$ ... ۴۵ 419,900 811,997  $A_{s7}$  $A_{s3}$ 98,791 810,941 · .YAT 8...104 . ۶۷۸ ۵۷۳.۱۰۶ Sic  $Al_2O_3$ W ۵ ۰.۸۸۹ 811,997 ·, YYY 879,490  $A_{s6}$ ۰,۰۴۵ 419,900  $A_{S8}$  $A_{s4}$ ٠,vvv ۳۱۳,۳۴۵ ٠,٨٨٩ \*\*\*  $A_{s5}$ ... 40 419.0.1  $A_{S7}$  $A_{S3}$ ۶ 98,797 ۳۱۵,۹۴ ۰,۷۸۳ ۳۰۰,۱۵۴ ۶۷۸, ۰ ۵۷۳,۱۰۶ Sic W  $Al_2O_3$ · . YYY ۳۱۳,۳۴ ۰.۸۸۹ \*\*\*  $A_{s6}$ ۰,۰۴۵ 419,000 A<sub>s</sub>8  $A_{s4}$ 

جدول ۲- درصد کاهش انتقال گرما، دما و ضریب صدور در حضور سه سپر تشعشعی با مواد مختلف



شکل ۵- نمودار میلهای درصد کاهش انتقال گرما به ازای چیدمانهای مختلف سه سپر تشعشعی

### ۳- نتیجهگیری

در مطالعه انجام شده با کمک روشی تحلیلی، میزان انتقال حرارت بین دو استوانه طویل و ضخیم که با یکدیگر تبادل تشعشع دارند محاسبه شده و همچنین میزان درصد کاهش انتقال حرارت در حضور یک، دو و سه سپر تشعشعی حرارتی، دما و ضریب صدور هر یک از صفحات نیز بررسی شده است. با استفاده از نتایج به دست آمده در این مطالعه و مقایسه با نتایج مطالعه قبلی که در آن



حرارتی با ضریب صدور بیشتر (سیلیکون کاربید) سبب کاهش انتقال حرارت بین سطوح شود. همچنین در بهکارگیری سپرهای تشعشعی از جنس مختلف، حالت بهینه از ترکیب آنها به دست آمد و این نتیجه حاصل شد که هر چقدر سپر با ضریب صدور کمتر به سطح با دمای بیشتر (استوانه داخلی) نزدیکتر باشد، این کاهش انتقال گرما بیشتر رخ میدهد. محاسبات انجام شده برای سپرهای تشعشعی با جنس سیلیکون کاربید نشان داد که ضریب صدور این سطوح در محدوده دمایی مطرح شده در این بررسی، تقریباً ثابت است و علاوه بر این، ضریب صدور سطح خارجی استوانه داخلی و سطح داخلی استوانه خارجی با وجود هر تعداد سپر تشعشعی و از هر جنسی ثابت باقی می ماند.

۴- مراجع

- [1] Holman, J.P. (2009), "Heat Transfer". 10th Ed., McGraw-Hill, New York.
- [2] Howell, J.R., Siegel, R., Menguc, M.P. (2010), "Thermal Radiation Heat Transfer". 5th Ed., CRC Press, New York.
- [3] Incropera, F.P., DeWitt, D.P., Bergman, T.L., Lavine, A.S. (2007), "Fundamentals of Heat and Mass Transfer". 6th Ed., John Wiley & Sons, Hoboken, NJ.
- [4] Saedodin, S., Torabi, M., Maghsoudlou N., Moghimi Kandelousi, J. (2010), "Calculation of reduction heat transfer using cylindrical radiation shields". Intl. Rev. Mech. Eng., Vol. 4, No. 7, pp. 924-928.
- [5] Saedodin, S., Motaghedi Barforoush, M.S., Torabi, M. (2011),"Reduction heat transfer between two concentric semi-cylinders using radiation shields with temperature-dependent emissivity". Frontiers in Heat and Mass Transfer, Vol. 2, pp. 1-4.
- [6] Saedodin, S., Motaghedi Barforoush, M.S., Torabi, M. (2011)," Calculation of reduction radiation heat transfer using hemisphere shields with temperature-dependent emissivity". J. Appl. Sci., Vol. 11, No. 12, pp. 2238-2243.
- [7] Torabi, M., Aziz, A., Saedodin, S. (2012),"Application of hemisphere radiation shields with temperaturedependent emissivity for reducing heat transfer between two concentric hemispheres". Thermophys. Aeromech., Vol. 19, No. 3, pp. 481-488.
- [8] Saedodin, S., Torabi, M., Moghimi Kandelousi J., Maghsoudlou, N. (2010),"Application of net radiation transfer method for optimization and calculation of reduction heat transfer using spherical radiation shields". World Appl. Sci. J., Vol. 11, No. 4, pp. 457-461.
- [9] Afonso, C., Matos, J. (2006),"The effect of radiation shields around the air condenser and compressor of a refrigerator on the temperature distribution inside it". Intl. J. Refrig., Vol. 29, pp. 1144-1151.
- [10] Modest, M.F. (2003),"Radiative Heat Transfer". 2nd Ed., Academic Press, New York.

[۱۱] جباری، ف..، سعدالدین، س.، (۱۳۹۰). بررسی کاهش انتقال حرارت بین موتور و بدنهی اتاق خودرو با استفاده از سپرهای تشعشعی حرارتی همراه با ضریب صدور وابسته به دما. مجله مدلسازی در مهندسی، دوره ۹، شماره ۲۵، صص ۱۱–۲۰.

[12] http://wwwferp.ucsd.edu/LIB/PROPS/PANOS/al2o3.html

سال نهم، شماره ۲۷، زمستان ۱۳۹۰

- [13] http://wwwferp.ucsd.edu/LIB/PROPS/PANOS/sic.html
- [14] http://wwwferp.ucsd.edu/LIB/PROPS/PANOS/w.html 3/14/2012

## REDUCTION IN HEAT TRANSFER BETWEEN TWO CONCENTRIC CYLINDERS, THICK AND LONG USING THICK RADIATION SHIELDS WITH TEMPERATURE- DEPENDENT EMISSIVITY

# S. Sadodin<sup>1</sup> and F. Jabbari<sup>2,\*</sup>

1. Mechanical Engineering Department, Semnan University, Semnan, Iran

2. Mechanical Engineering Department, Semnan University, Semnan, Iran

\*Corresponding Author: fj\_jabbari@yahoo.com

#### **ARTICLE INFO** ABSTRACT Keywords: In this study, the rate of heat transfer between two concentric Thermal radiation cylinders, thick and long in steady state investigated using Shield. analytical methods and the concept of net radiation heat transfer **Radiation Heat** and energy balance equation at the boundaries. Also, the net Transfer, radiation heat transfer, percentage reduction in heat transfer, **Conduction Heat** temperature and emissivity calculated while there are one, two Transfer, and three radiation shields with temperature-dependent Temperatureemissivity. The findings reveal that, one radiation shield with Dependent lower emissivity (tungsten) can reduce the net heat transfer even Emissivity, better than two and three radiation shields with higher Concentric Cylinders. emissivity(silicon carbide). Also, is obtained an optimized for combination of two and three radiation shields with different materials.