

رادیاتورها

- ❖ تعریف رادیاتور
- ❖ انواع رادیاتورها
- ❖ توان تشعشع رادیاتورها
- ❖ طراحی ابعاد رادیاتور
- ❖ رادیاتورهای فعال و غیرفعال
- ❖ یخ زدگی رادیاتورها
- ❖ کارایی رادیاتورها

1

رادیاتورها

تعریف رادیاتور

- ❖ سیستمی که بارهای حرارتی داخلی و خارجی را از طریق تشعشع (مادون قرمز) به محیط فضای بیرون ساطع می‌کند

- ❖ بارهای حرارتی شامل:

- انرژی حرارتی اتلافات اجزای داخل ماهواره (satellite waste heat)

- بارهای حرارتی محیط بیرونی و بارهای حرارتی ناشی از سطوح خود ماهواره که توسط سطح رادیاتور جذب شده است

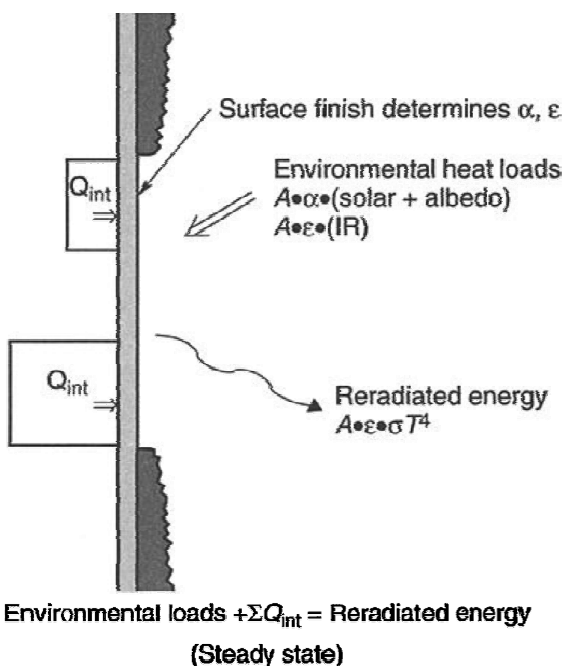
- ❖ استفاده از پوشش‌های دارای ضریب صدور بالا (0.8) و ضریب جذب پایین (0.2)

- Quartz mirrors

- Silvered Teflon

- Aluminized Teflon

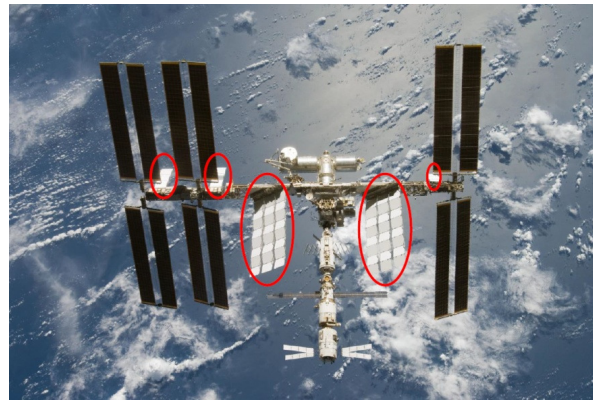
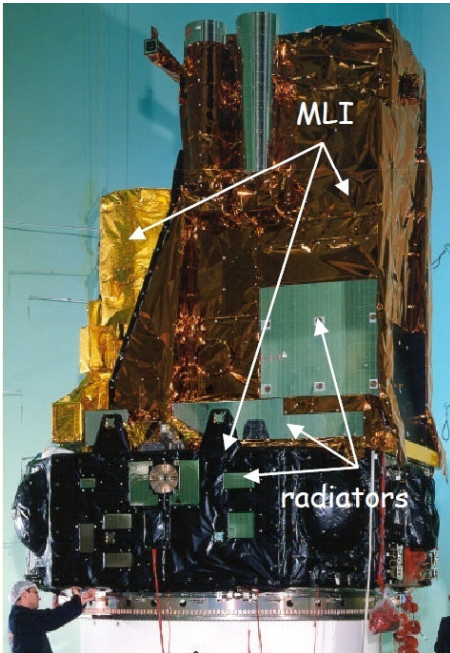
- White paint



2

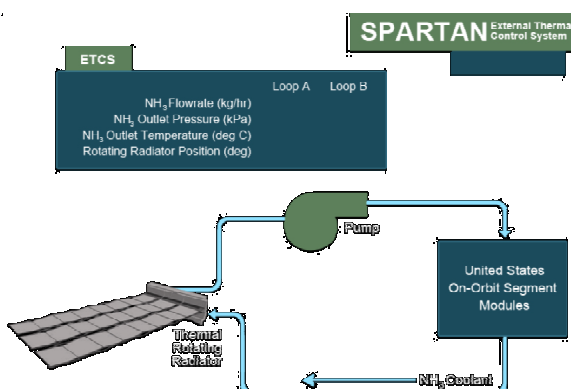
❖ طبقه‌بندی رادیاتورها بر اساس شکل و نصب

- خود پنل‌های سازه ماهواره (structural panel radiators)
- صفحات تخت مستقل از سازه ماهواره نصب شده بر روی یکی از وجوه ماهواره (body-mounted radiators)
- پنل‌های مستقل بازشونده بعد از قرارگیری ماهواره در مدار (Deployable radiator panels)



❖ طبقه‌بندی رادیاتورها بر اساس نحوه انتقال حرارت از منبع حرارتی به سطح رادیاتور

- رادیاتورهای غیرفعال (Passive radiators)
 - ارتباط مستقیم منبع حرارتی و سطح رادیاتور
 - ارتباط از طریق هیت پایپ یا مواد تغییر فازدهنده
- رادیاتورهای فعال (Active radiators)
 - استفاده از لوپ‌های سیال یا ترکیبی از هیت پایپ و لوپ سیال
 - نیازمند توان برای پمپ نمودن سیال



❖ توان تشعشع (radiating power) تابعی از

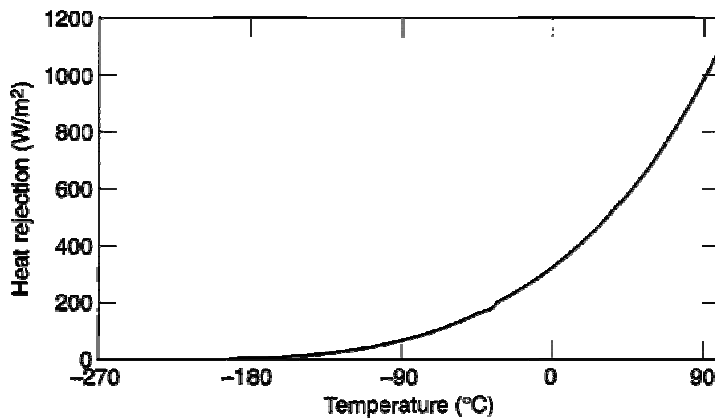
$$\dot{Q}_{\text{rad}} = A\varepsilon\sigma(T^4 - T_0^4) \cong A\varepsilon\sigma T^4$$

○ ضریب صدور سطح رادیاتور

○ دمای سطح رادیاتور

- توان تشعشع در دمای ۵۰ درجه سانتیگراد در حدود ۲ برابر توان تشعشع در دمای صفر درجه
- توان تشعشع در دمای ۷۰ کلوین ۳۰۰ برابر کمتر از توان تشعشع در دمای اتاق
- اغلب رادیاتورها انرژی بین ۱۰۰ تا ۳۵۰ وات از اتلافات حرارتی اجزای داخلی را به محیط فضا ساعت

می کنند

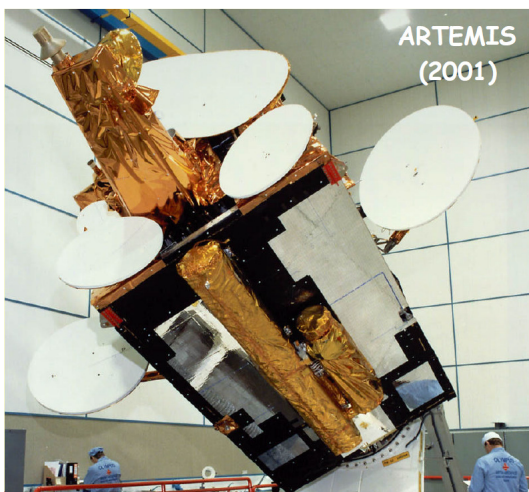


❖ حساسیت‌های نصب رادیاتورهای برودتی

- بارهای حرارتی محیط
- نشت حرارت از عایق‌ها (insulation)
- نشت حرارت از نگهدارنده‌ها (support)

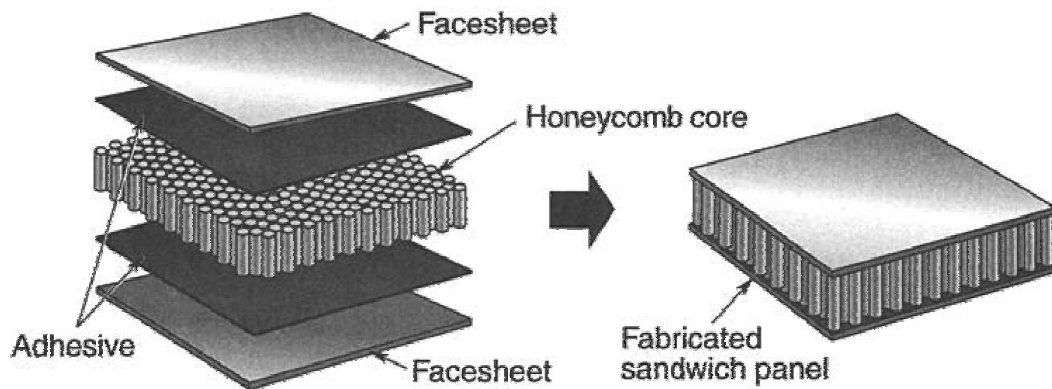
❖ طراحی و تعیین ابعاد رادیاتور (Radiator sizing)

- تعیین دمای عملکرد (desired operating temp.)
- بدترین و حادث‌ترین شرایط اتلافات داخلی (worst-case satellite waste heat)
- شرایط حرارتی محیط (environmental heating)
- تقابل انتقال حرارت تشعشعی و هدایتی سطح رادیاتور با دیگر سطوح ماهواره (radiative & conductive)
- (interactions with other spacecraft surfaces)



❖ رادیاتورهای غیرفعال (passive structure radiators)

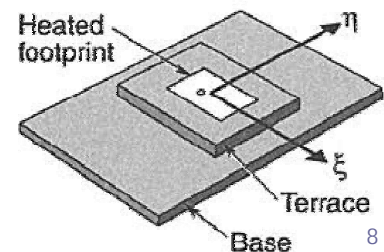
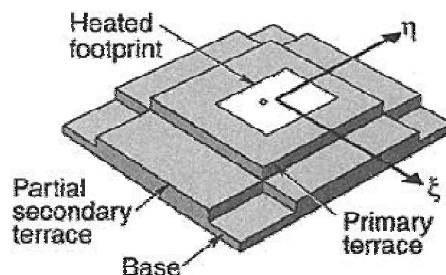
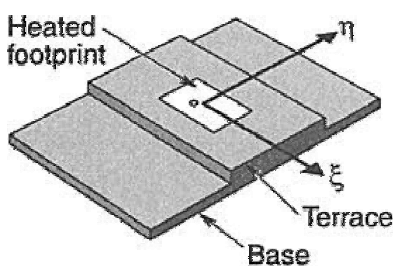
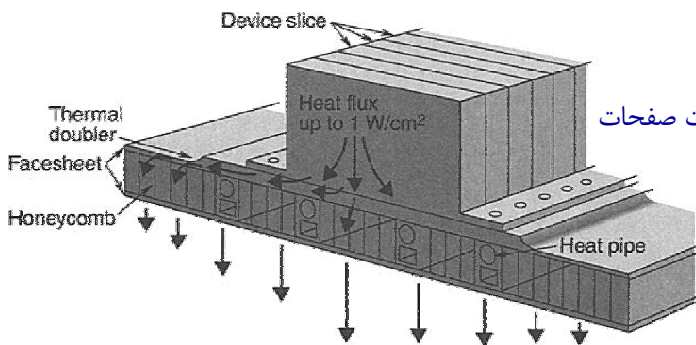
- استفاده از پنل هانی کامب آلومینیومی موجود در سازه ماهواره به عنوان رادیاتور (جرم پنل هانی کامب در بودجه وزنی سازه محاسبه می‌گردد)
- توزیع و انتشار حرارت اجزای الکترونیکی توسط صفحه آلومینیومی (panel face-sheet) داخلی پنل
- انتقال شار حرارتی اجزاء از طریق هسته هانی کامب به صفحات خارجی پنل (سطح رادیاتور)



7

❖ راهکارهای افزایش انتقال حرارت در رادیاتورهای غیرفعال (passive structure radiators)

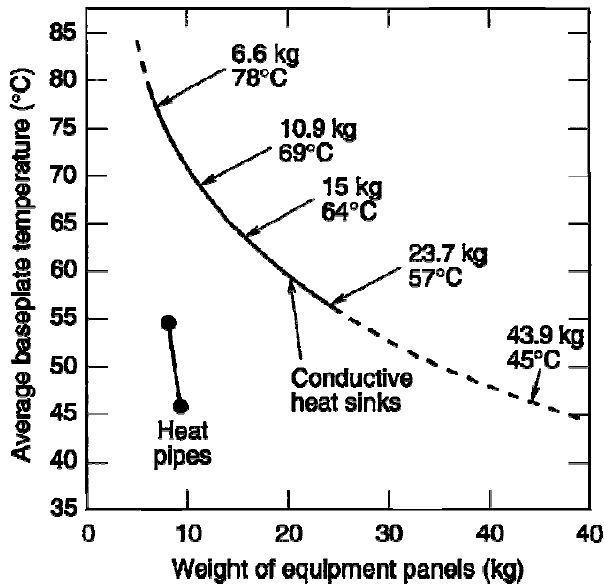
- افزایش ضخامت صفحه آلومینیومی داخلی (inner face-sheet)
- استفاده از doublers
- استفاده از هیت پایپ (heat pipe)
- محاسبه افزایش وزن ناشی از افزایش ضخامت صفحات آلومینیومی و استفاده از دابلر در بودجه وزنی کنترل حرارت



8

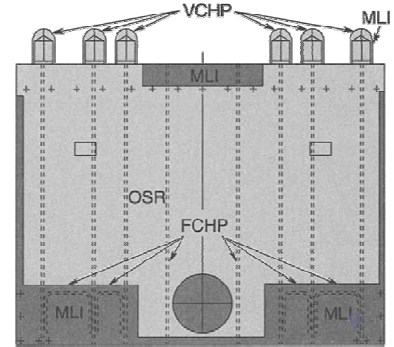
❖ رادیاتورهای غیرفعال با هیت پایپ (structural panels with heat pipe)

- جلوگیری از ایجاد گرادیان‌های شدید در face-sheet
- افزایش میزان انتقال حرارت با استفاده از هیت پایپ بدون افزایش شدید وزن در اثر افزایش ضخامت صفحه آلومینیومی و استفاده از دابلر



○ استفاده از هیت پایپ‌های متغیر (VCHP)

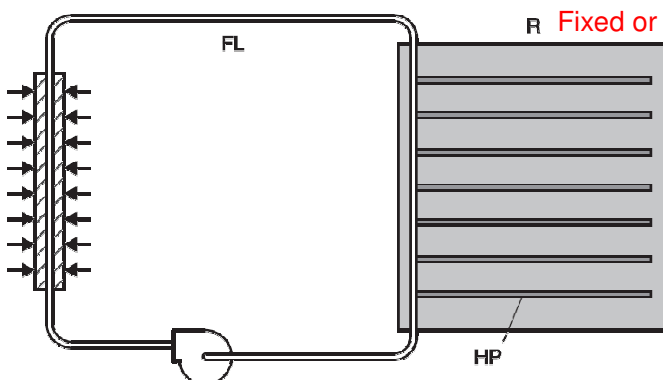
- وجود گستره وسیعی از بارهای حرارتی
- حداقل‌سازی توان گرم‌کن‌ها در حالت سرد
- کنترل دمای تجهیزات در بازه بسیار کوچک



رادیاتورهای غیرفعال وفعال متصل به سازه

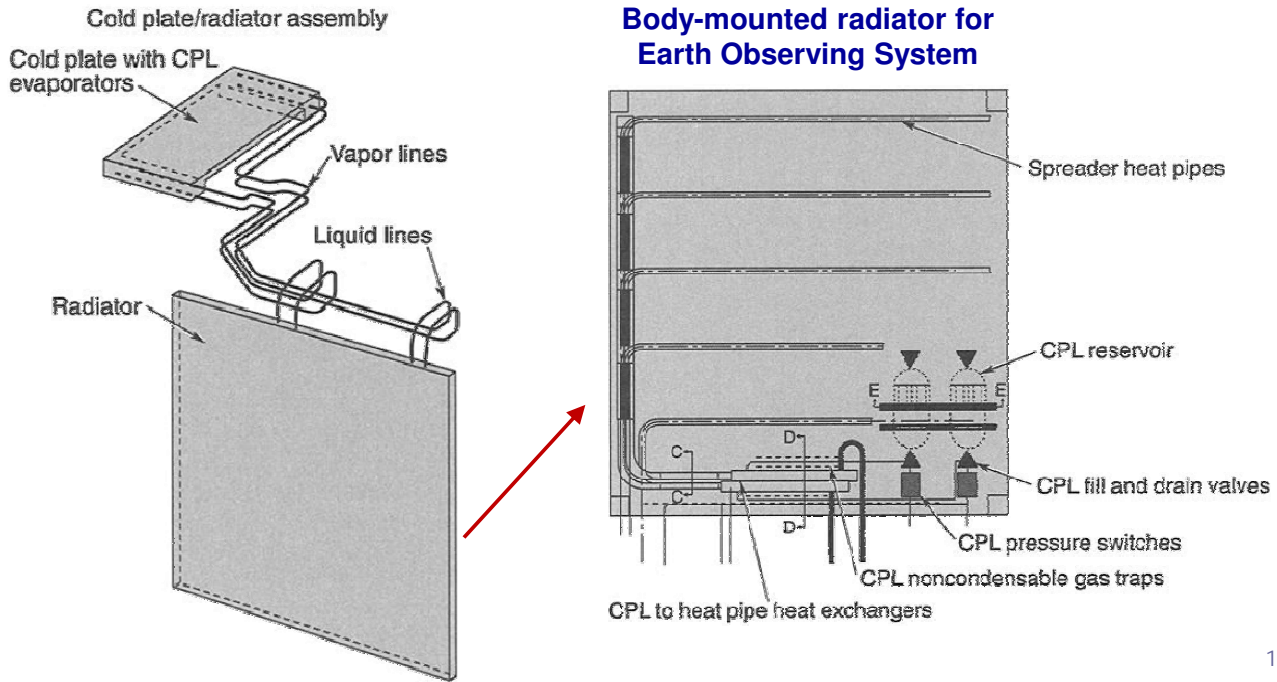
❖ رادیاتورهای متصل به سازه ماهواره (body-mounted radiators)

- دمای عملکرد رادیاتور در دمایی غیر از دمای سازه ماهواره
- نامناسب بودن پنل‌های سازه برای استفاده به عنوان رادیاتور
- استفاده از یک پنل ساده یا هانی کامب مستقل از سازه ماهواره
- استفاده از مواد با ضریب انتقال حرارت هدایتی پایین برای نصب و MLI برای عایق نمودن پنل رادیاتور از سازه ماهواره
- استفاده از مکانیزم‌های فعال یا غیرفعال برای انتقال حرارت از منبع حرارتی به سطح رادیاتور



- Fixed or variable-conductance heat pipes
- Loop heat pipes
- Capillary pumped loops

❖ رادیاتورهای متصل به سازه ماهواره



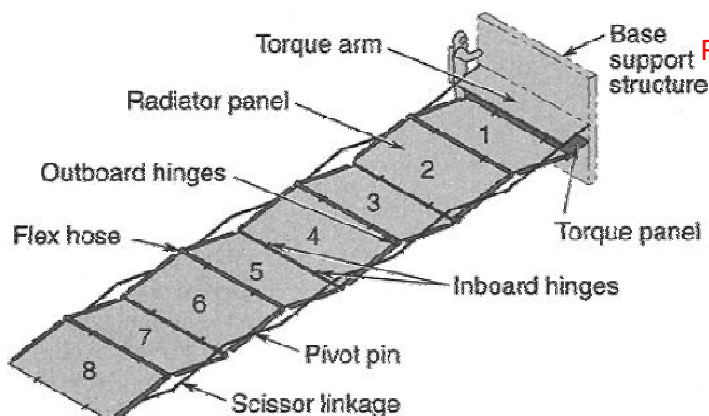
11

❖ رادیاتورهای بازشونده (Deployable radiators)

- استفاده از رادیاتورهای بازشونده برای افزایش سطح قابل دسترس برای رادیاتور
 - بالا بودن سطح اتلافات حرارتی اجزاء داخل ماهواره
 - فشردگی تجهیزات الکتریکی و حجم کم ماهواره
 - عدم کفایت سطوح و پنل‌های سازه‌ای موجود در ماهواره (باس) برای نصب رادیاتور
- رادیاتورهای بازشونده ایستگاه بین‌المللی

• ظرفیت 16kw برای هر رادیاتور

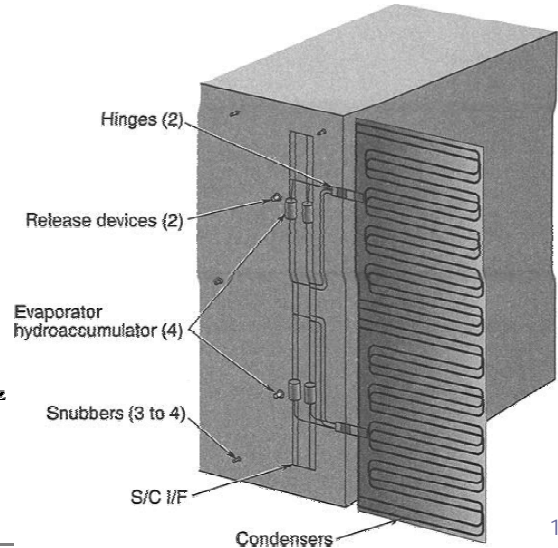
• Pumped liquid ammonia loop



12

Characteristic	Description
Radiator	
Heat-rejection capacity	1250 W
Size	1.27 m x 3.18 m
Coating	Silver Teflon or quartz mirrors
Loop heat pipes	
Number of LHPs	4
Single pipe capacity at 65°C	>600 W @ 1 m adverse tilt
Evaporator length	457 mm
Condenser type	Direct condensation serial
Ground test elevation	>1 m with 1 failed LHP
Mechanisms	
Flex lines	Flex hose, 6.4 mm ID
Release device	G&H NEA
Hinge	Spherical bearing, torsion spring
Mass	
LHPs	9.5 kg
Radiator	10.2 kg w/silver Teflon, 11.3 kg w/quartz mirrors
Mechanisms	2.0 kg
Total	21.7 to 22.8 kg
Specific heat rejection	57.6 to 54.8 W/kg

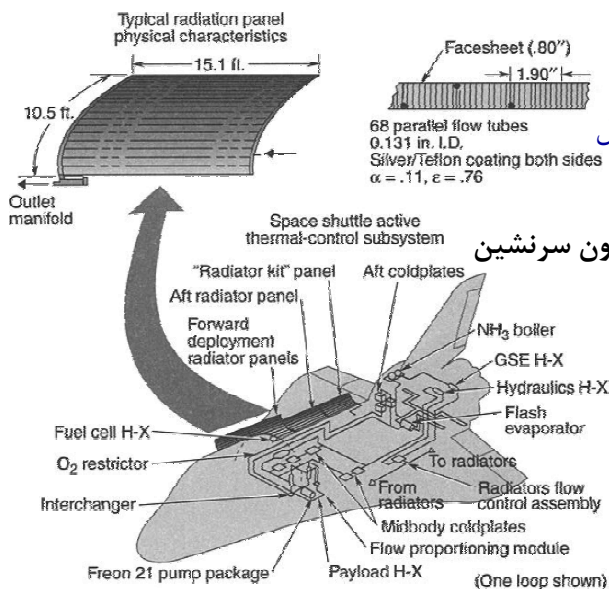
Alpha Radiator Characteristics



❖ استفاده از رادیاتورهای بازشونده برای سیستم‌های سرنشین دار

- وجود پمپ‌های مکانیکی در اغلب سیستم‌ها
- احتمال بالای خرابی در اکثر پمپ‌های مکانیکی
- امکان تعمیر توسط خدمه پرواز
- مدت کم مأموریت
- مزیت وزنی و کارایی بالای سیستم‌ها دارای لوپ سیال
- پمپ شده

Space shuttle active cooling system

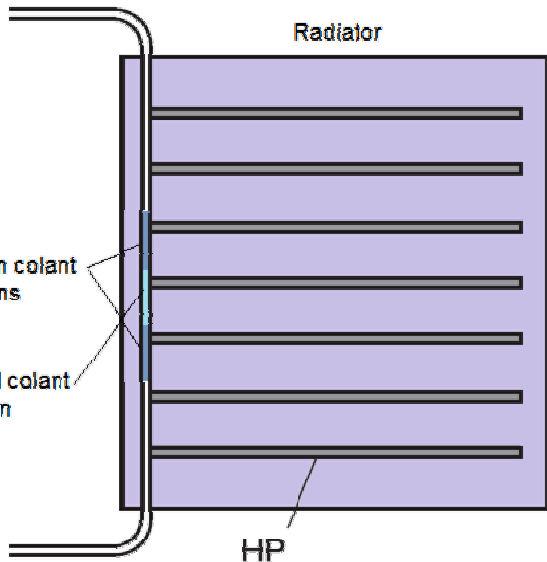


❖ استفاده کمتر از پمپ‌های مکانیکی در سیستم‌های بدون سرنشین

- پروژه Mars pathfinder & Mars Exploration
- افزایش قابلیت اطمینان پمپ‌های مکانیکی
- کارایی بالاتر و وزن کمتر سیستم

❖ یخ زدگی رادیاتورها (Radiator Freezing)

- رادیاتورهای دارای لوپ‌های سیال پمپ شده فعال یا غیرفعال
- احتمال یخ زدگی موضعی با توجه به جرم کم و سطح بزرگ در معرض محیط رادیاتور
- احتمال یخ زدگی و ذوب شدن سیال کاری در شرایط محیطی



• Cold case operating

• Safe-mode condition

- افزایش حجم اغلب سیال‌های کاری در هنگام ذوب شدن (برخلاف آب)
- ترکیدگی خطوط انتقال سیال کاری در اثر افزایش فشار محلی ناشی از ذوب سیال حبس شده در بین دو ناحیه یخ زده

❖ رادیاتورهای بازشونده ایستگاه فضایی بین المللی

- آمونیاک به عنوان سیال کاری و سردکننده رادیاتور
- دمای انجماد آمونیاک $-77\text{ }^{\circ}\text{C}$
- افت دمای پنل‌ها تا دمای $-94\text{ }^{\circ}\text{C}$
- افزایش فشار داخل خطوط سردکننده ناشی از انجماد و ذوب آمونیاک تا $2.96 \times 10^8\text{ N/m}^2$
- تنش تسلیم خطوط سیال از جنس استیل زده زنگ $2.06 \times 10^8\text{ N/m}^2$ (stainless steel tubes)

❖ راهکارهای جلوگیری از ترکیدگی لوله‌ها در اثر یخ زدگی

- پیش گرم کردن رادیاتورها (Preheating) قبل از ورود به ناحیه سایه
- استفاده از بریلیوم (Beryllium) یا لیتیم (Lithium) به جای آلومینیوم
- استفاده از مواد تغییر فاز دهنده برای افزایش ظرفیت حرارتی
- استفاده از گرمکن‌های الکتریکی
- جمع کردن رادیاتورها در شرایط سرد

❖ انتخاب راهکار نهایی برای رادیاتورهای ایستگاه فضایی بین المللی

○ انتخاب کاراترین و ارزان ترین راه حل

○ انتخاب ماده‌ای با تنش تسلیم بالاتر از فشار موضعی ایجاد شده در خطوط

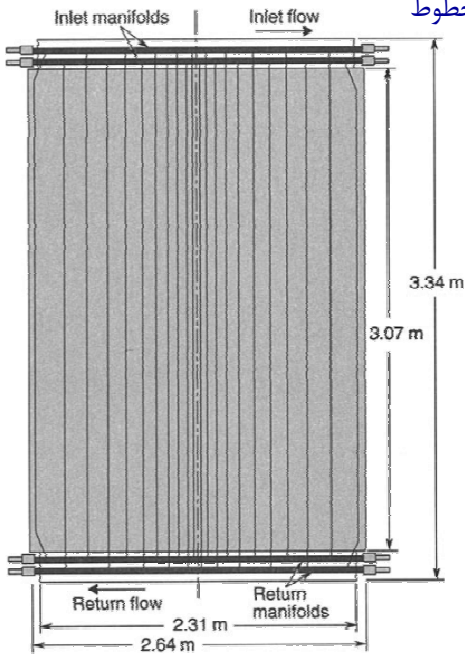
• استفاده از inconel با تنش تسلیم $1.2 \times 10^9 \text{ N/m}^2$

○ ایجاد فواصل متفاوت در بین تیوپ‌های هر یک از پنل‌ها

• یخ زدگی تیوپ‌هایی که سطح تشعشع بزرگ‌تری دارند

• جریان آمونیاک گرم‌تر در تیوپ‌هایی که فواصل کمتری دارند

• جلوگیری از یخ زدگی کامل رادیاتور در بدترین شرایط سرد



کارایی رادیاتور

❖ کارایی رادیاتورها (radiator effectiveness)

○ تعداد و فواصل بین تیوپ‌ها

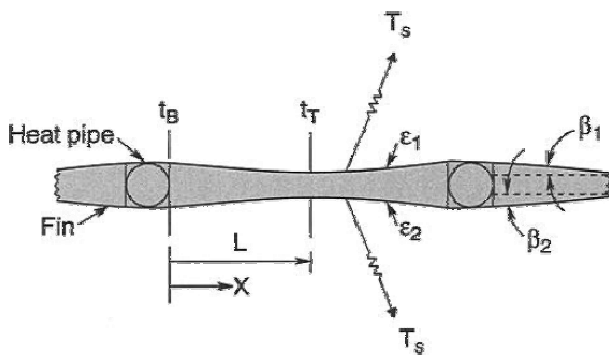
○ سطح رادیاتور

○ ضخامت پره‌ها (fins)

○ وزن رادیاتور

○ ترکیب بهینه‌ای از تعداد تیوپ‌ها و فواصل آنها و ضخامت پره‌ها با حداقل وزن

❖ معادله عمومی بالانس حرارتی یک پره با محیط



$$\frac{d^2 T}{dx^2} - \frac{(t_B - t_T)}{L t_T + (t_B - t_T)(L - x)} \frac{dT}{dx} - \frac{\sigma \left(\frac{\epsilon_1}{\cos \beta_1} + \frac{\epsilon_2}{\cos \beta_2} \right) L}{2k [L t_T + (t_B - t_T)(L - x)]} (T^4 - T_s^4) = 0$$

T_s : effective sink temperature

L: heat-pipe spacing divided by 2

k: fin conductivity

t: fin thickness

σ : Stefan-Boltzmann constant

ϵ_1, ϵ_2 : radiator emittance of side 1 and side 2

$$T|_{x=0} = T_B$$

$$\left. \frac{dT}{dx} \right|_{x=L} = 0$$

❖ حل عددی معادله عمومی بالانس حرارتی پره توسط chang برای کارآیی یک پره با ضخامت یکنواخت

$$\text{fin efficiency} = \frac{\text{net heat rejected by the fin}}{\text{heat that would be rejected by an isothermal fin to a 0K sink}}$$

$$\eta_e = (1 - 1.125\zeta + 1.60\zeta^2)(1 - \theta^*{}^4) \quad 0.01 \leq \zeta \leq 0.2$$

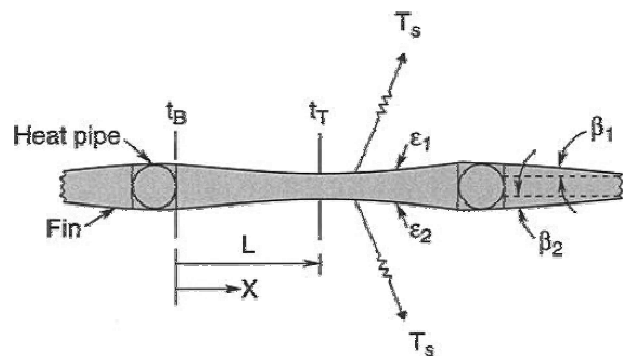
$$= (-0.405 \log \zeta + 0.532)(1 - \theta^*{}^4) \quad 0.2 \leq \zeta \leq 2.0$$

$$\zeta = \frac{\sigma L^2 T^3 B (\epsilon_1 + \epsilon_2)}{kt}$$

$$\theta^* = \frac{T_s}{T_B} \quad T_B: \text{fin base temperature}$$

$$Q = A \epsilon \eta_e \sigma (T_B^4 - T_s^4)$$

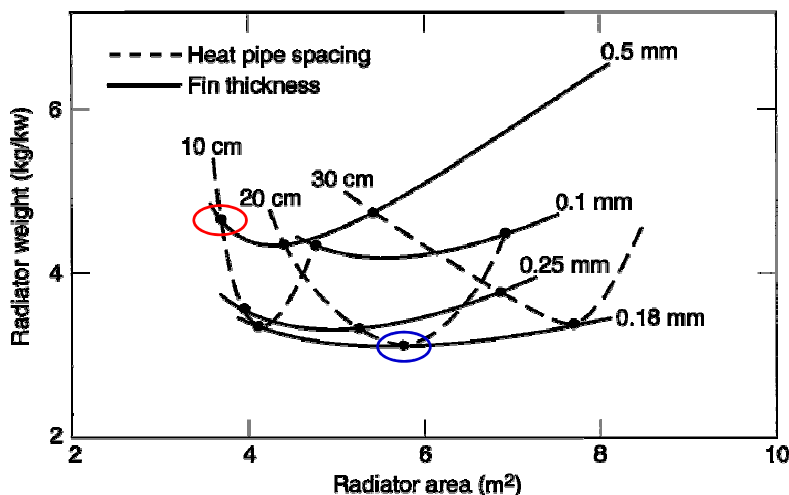
$$Q = A \epsilon \eta_e \sigma T_B^4$$



19

❖ مثال: رادیاتور دو وجهی تخت آلومینیومی همراه با هیت پایپ

Parameter	Minimum weight	Higher effectiveness
Fin thickness	0.18 mm	0.51 mm
Heat pipe spacing	20 cm	10 cm
Overall fin effectiveness	0.5	0.78
size	A	0.64 A
Total weight	W	1.5 W



❖ مشخصات رادیاتور

- توان مورد نیاز رادیاتور 1000 W
- دمای عملکردی 21°C
- وزن هیت پایپها 0.11 kg/m
- دمای مؤثر چاه حرارتی -87°C

20