

将来宇宙機に適用する熱制御技術の開発

宇宙科学研究所 熱・流体グループでは、将来ミッションのより厳しい熱環境や少ないリソース下でより高度な熱制御要求に対応するための新しい熱制御技術の研究を大学と連携して行っています。これらは将来的内外惑星探査や望遠鏡、小型科学衛星に必要な技術です。

Ω型グループヒートパイプ、熱制御材の電子線劣化の研究

<Ω型グループヒートパイプ>

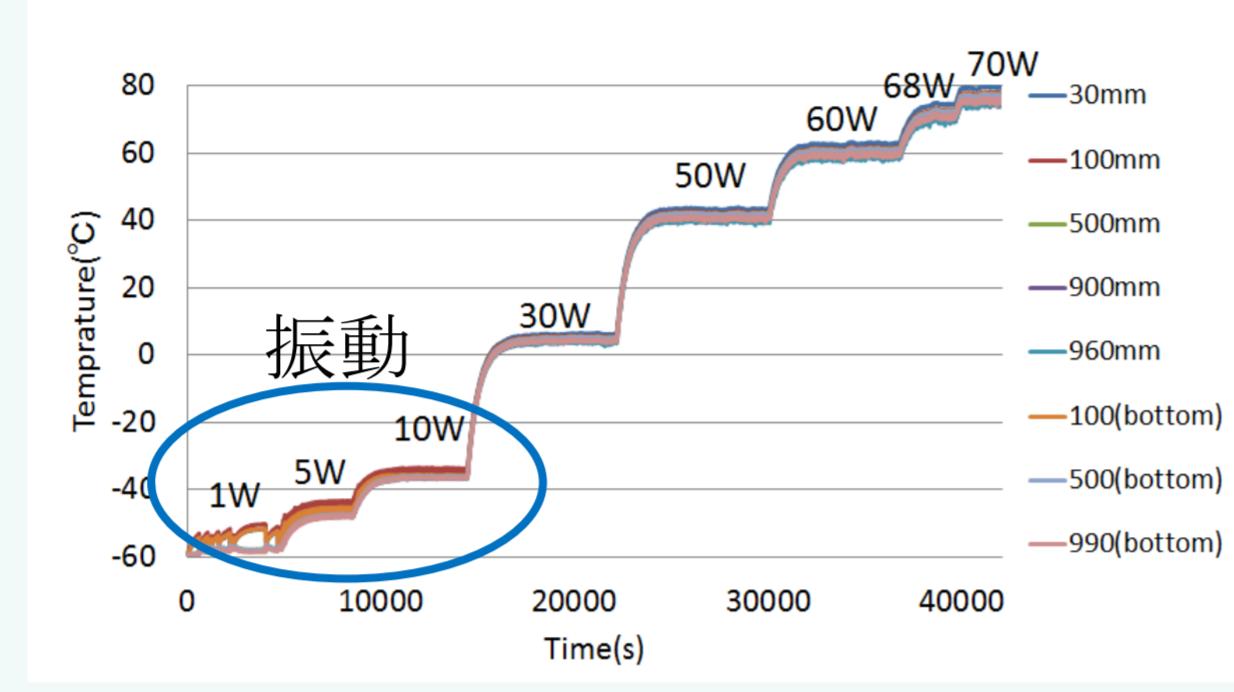
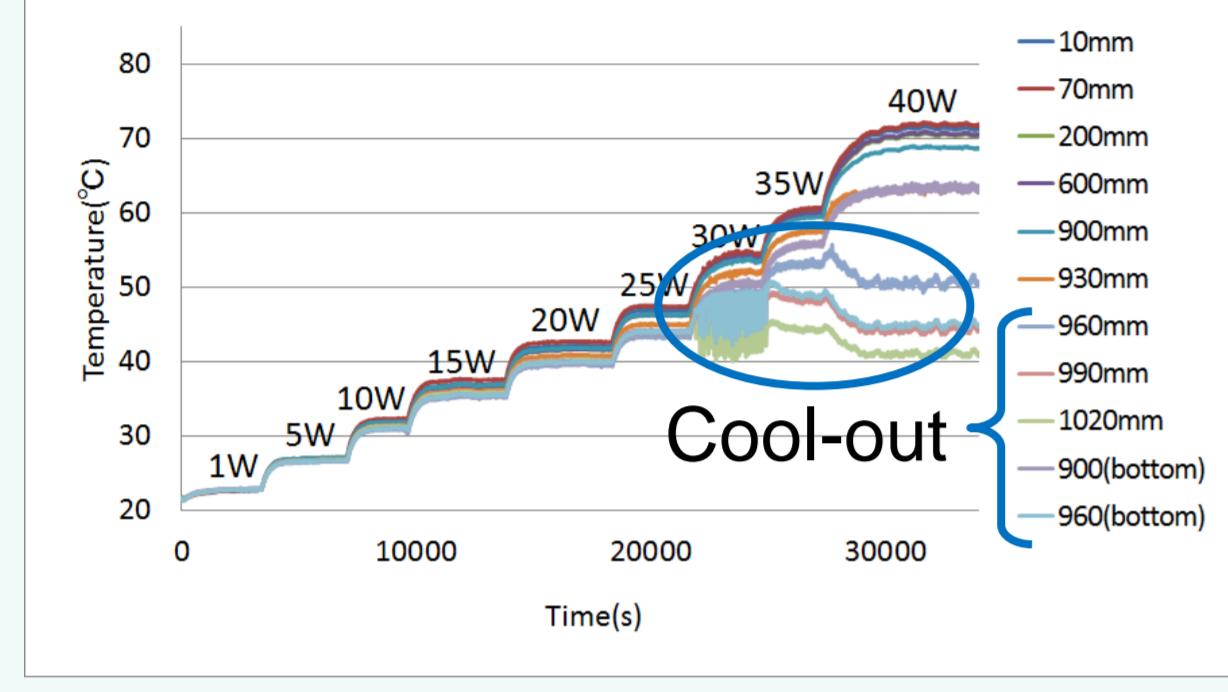
様々なグループ型をもつグループヒートパイプの中でグループがΩ型のヒートパイプ。他のグループ型と比較して、気/液間の接触面積が小さいため、その間の剪断応力が小さく高い熱輸送能力を持っている。



<課題>

- 衛星に使用されているものの、地上試験でスムーズに作動しない場合がある。そこで、1G環境での検証に問題があるのか、製品自体に問題があるのか判断したい。
- 実際に使用されている製品(作動流体:アンモニア)において低温環境での性能を確認したい。

→ヒートパイプの傾き、周囲の温度環境を変更



<熱制御材の電子線劣化>

衛星開発に使用される熱制御材について、放射線照射試験が行われてきた。しかし、放射線量は軌道によって大きく異なる。そこで、放射線量が短期間で比較的多い軌道上(今回はERGにおける照射量を用いた)を模擬して、特に電子線による劣化を調べた。<試験条件: 1MeV電子を $10^{12}/[s \cdot cm^2]$ で照射>

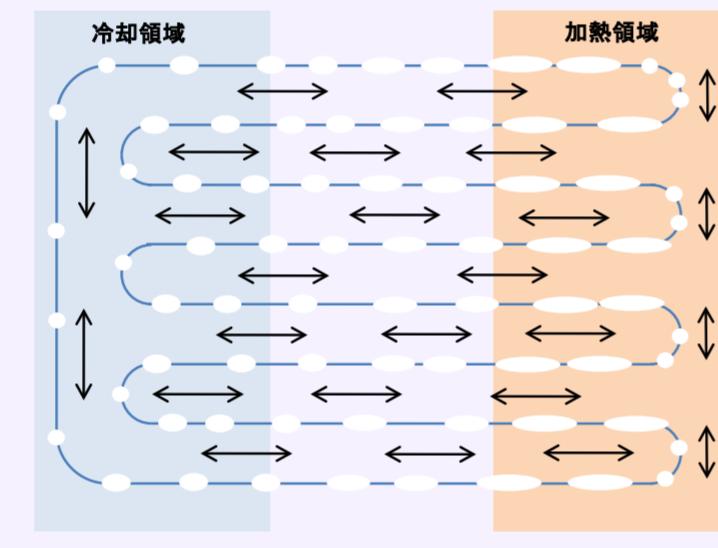
材料	観察	表面導電性	熱光学特性
Black Kapton	変化なし	変化なし	変化なし
White paint (UPI White)	LT47(噴き付けタイプ) →照射直後、青色に変色 LT48(高温焼き付けタイプ) →変化なし	変化なし	変化なし
ITO付 AgTeflon	接着面の浮き →1250s時点で浮き発生。 →両面テープで貼付けの場合、材質によらず浮きが顕著。 →シリコン系接着剤(RTV)では浮き減少 AgTeflon自身の亀裂、破損 →5000s後から、亀裂が発生、徐々に増加。 20000sでは破損。 →製造メーカーによる劣化の差が生じた。	ITOが切れた箇所、白濁箇所はなし 電子線照射前後でおよそ二桁程度、増加する。 ITOの厚さの違いによって、差が生じた。	$\alpha: 0.02$ 程度増加 $\epsilon: \text{変化なし}$

自励振動ヒートパイプ(OHP),フレキシブルヒートパイプの研究, RTGシステムの検討

<自励振動型ヒートパイプ(OHP)とは>

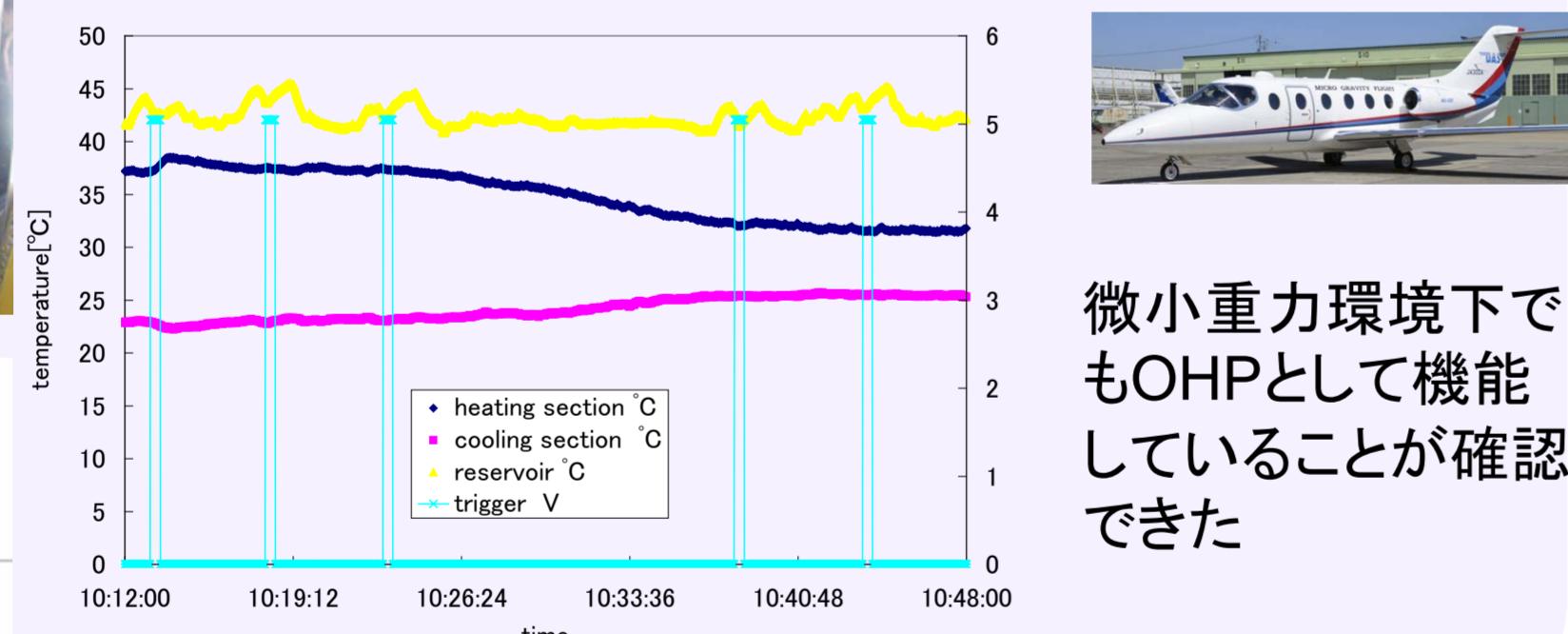
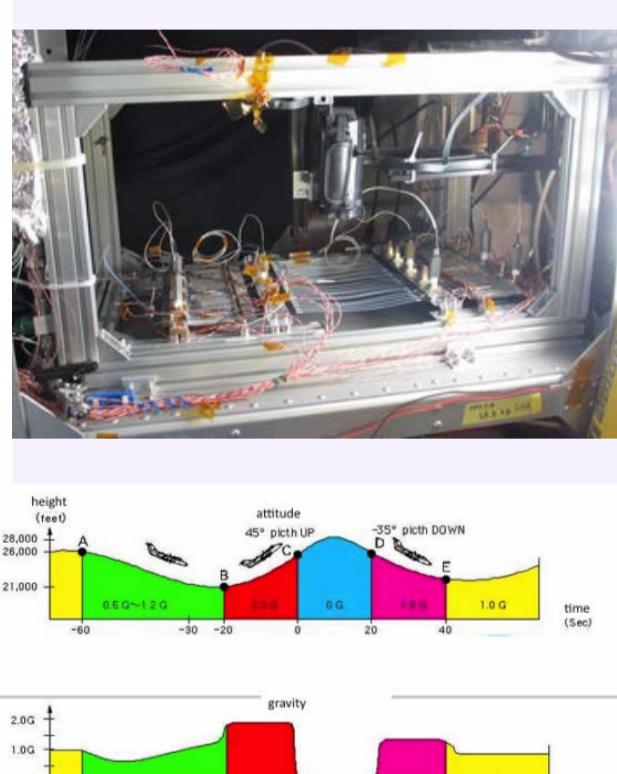
作動原理

加熱部と冷却部とを十数回往復する細管で結んだヒートパイプ。細管の中に、全内容積の半分程度の容量で封じ込められている冷媒が、加熱部での蒸発・冷却部での凝縮を繰り返し、連続的な圧力振動により駆動される。このように冷媒が自励振動によって伝熱面間に往復することにより、(主に潜熱によって)熱輸送を行う。



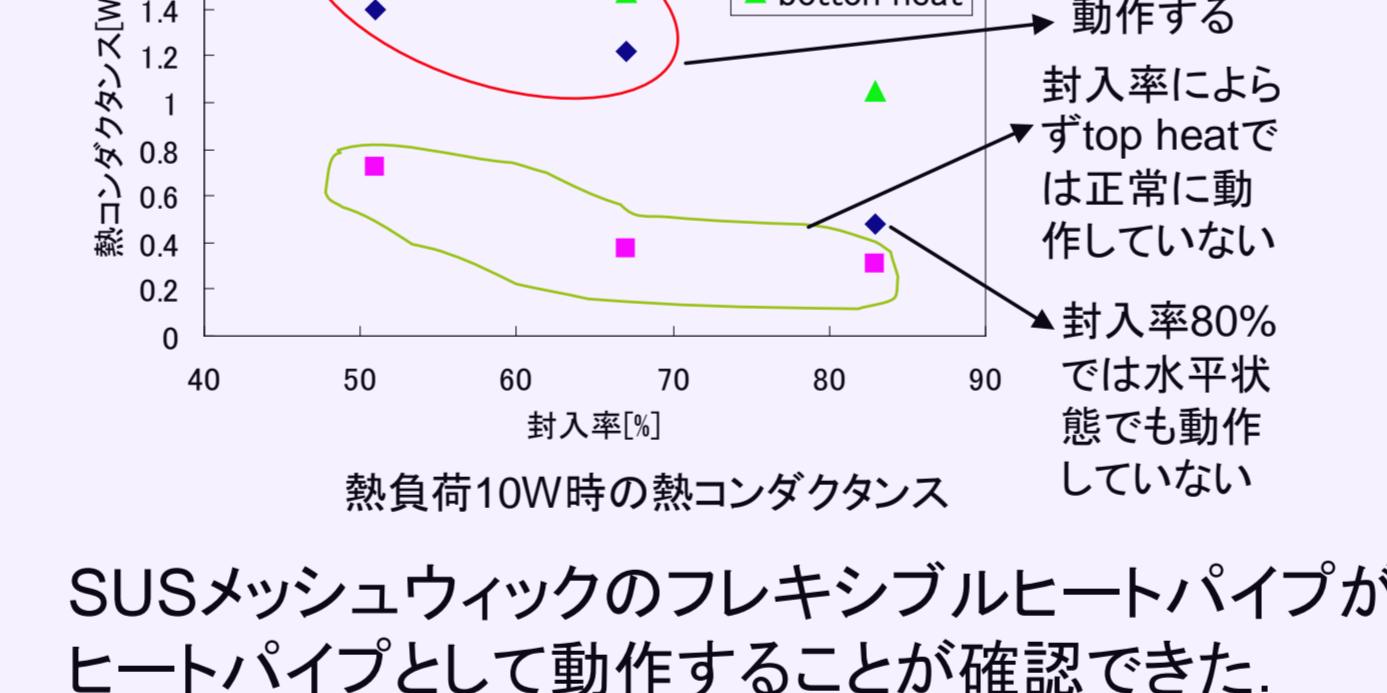
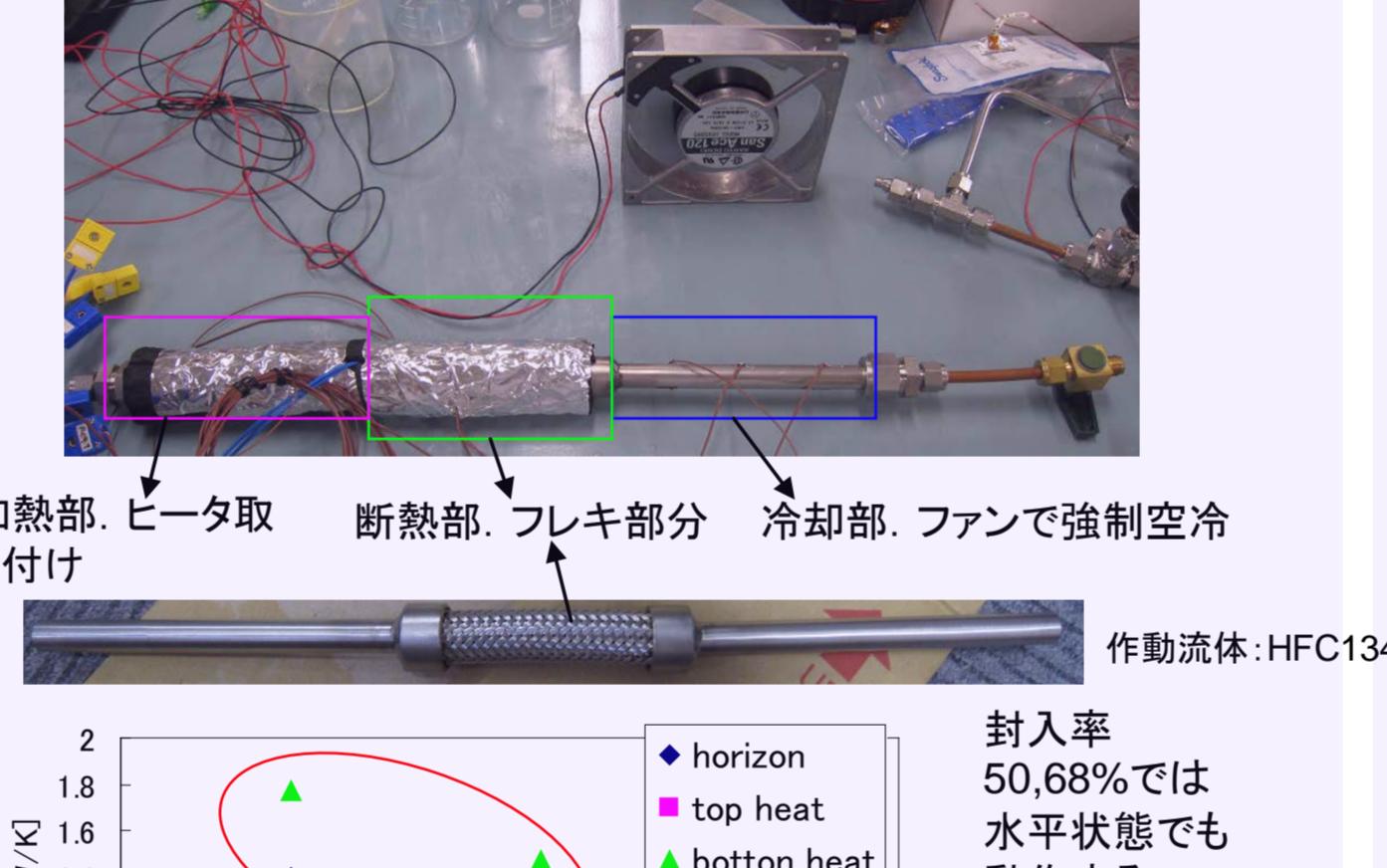
OHPの利点

- 細管で構成されているため、伝熱面積を大きくとることができ、高い熱輸送能力が得られる。同時に、薄型・軽量化が可能である。
- ウェイクを使用しない単純な形状であるため、様々な形状に加工・変形できる。
- リザーバー(液溜め)を取り付けることで、温度制御可能な熱制御デバイスとなる(可変コンダクタンスOHP)



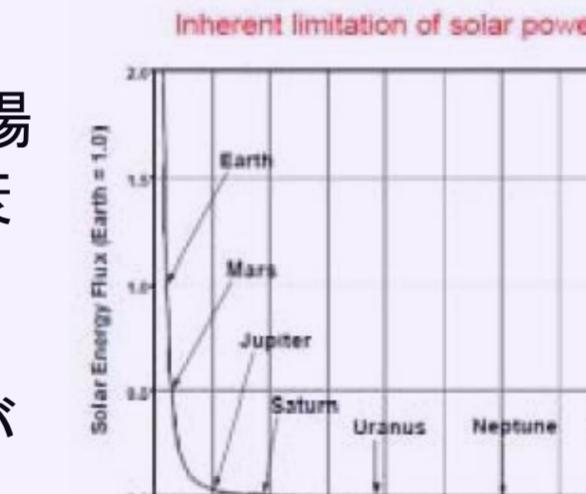
<フレキシブルヒートパイプの研究>

ヒートパイプ自身が振動・熱歪を吸収できるようにしたのがフレキシブルヒートパイプ。宇宙用フレキシブルヒートパイプは米・露では開発されているが日本では開発例がない。今年度は、SUS製のフレキシブルな管の中にSUS製メッシュを入れたFHPIにて作動流体の封入量及びヒートパイプ設置条件をかえて性能評価試験を行った。

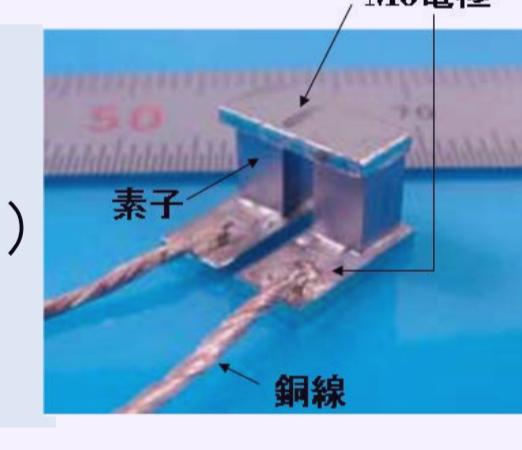


<RTG (Radioisotope Thermoelectric Generator) システムの検討>

- 木星以遠では、太陽光エネルギーの減衰が著しい
- 数年間以上の長期間に亘る電力供給が必要



- RI (Radio Isotope)発電の利用
 - PuやSrなどのRIの崩壊熱を電気エネルギーに変換して一次電池として利用
 - 米やロシアでは1960年代から宇宙電源として用いられてきた



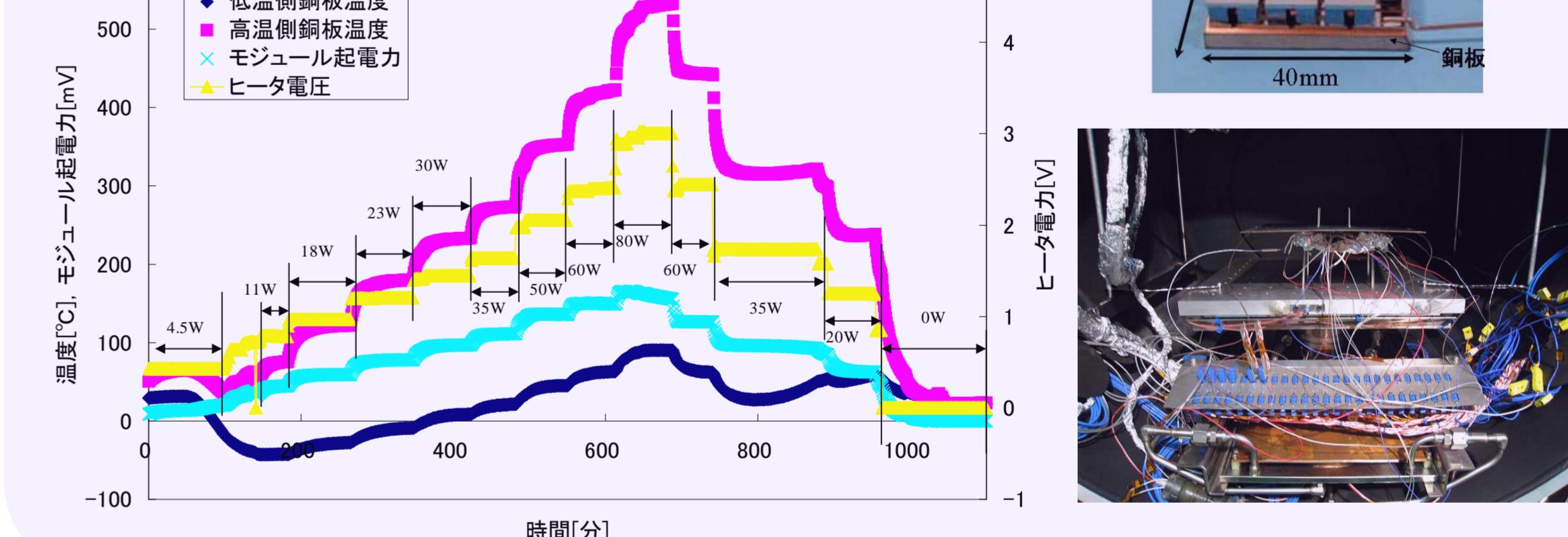
熱電変換素子

- 800K以上の高温領域では、Si-Ge型が適している

過去にも宇宙用として使用された例あり(ガリレオ・ボイジャー等)

国内での開発は殆どなされていない

(→民生用は温度範囲が低いため、適する材料が異なる)



宇宙用ループヒートパイプ(LHP),ヒートパイプ, Heat Switch, PCM, 低温ラジエターの研究

<ループヒートパイプ(Loop Heat Pipe: LHP)とは>

LHPは、相変化を利用して大量の熱輸送が可能な熱制御デバイスであり、毛細管力により作動流体を循環しているため、軽量かつ信頼性が高い。その特徴は、次のように大きく4つ挙げられる。

- 複雑な経路を持つ排熱バスが容易に可能
- 重力下で動作可能
- ループの動作温度を小電力で高精度に制御が可能
- 冷媒の循環を止めることができ、保温ヒータ電力低減が可能。

高度化するミッションに自在に対応するために必要不可欠な技術



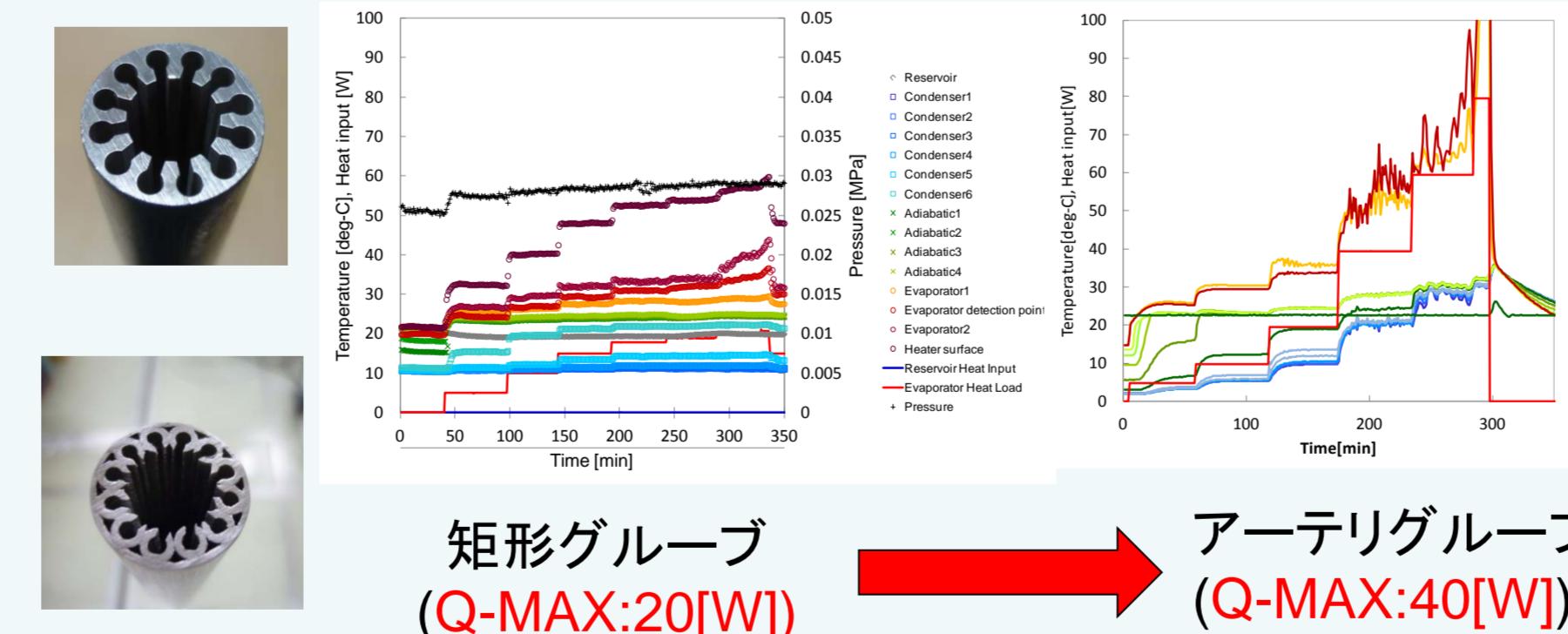
インハウスで作製したウェイク



マルチエバボレータを有したLoop Heat Pipe

<高機能ヒートパイプ>

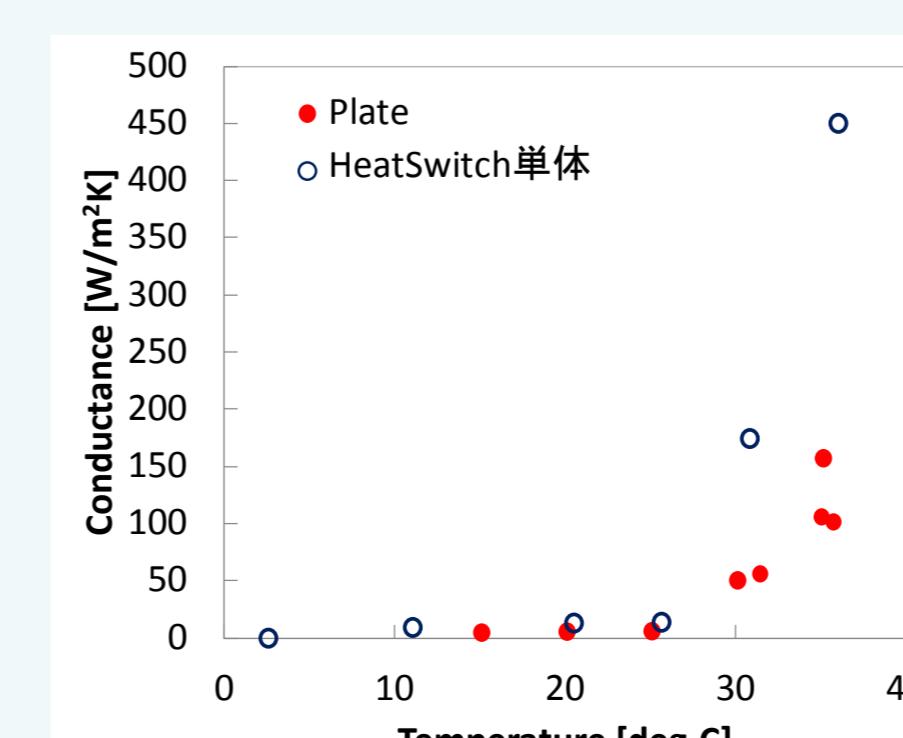
従来より宇宙機に使用されているヒートパイプをインハウスで作製しその特性の評価を行っている。そのデータをベースに高度な機能を有したヒートパイプの研究を行っている。



2倍の輸送特性

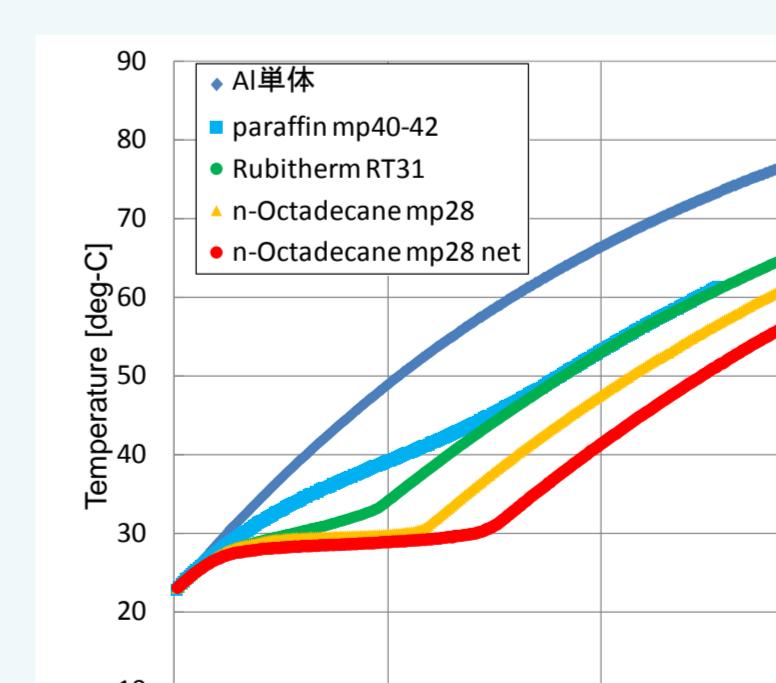
<Heat Switch>

100[g/個]と小型の機器搭載型Heat Switchを作製。
Heat Switchの温度コントロール性に関して確認できた。



<Phase Change Material>

熱伝導の良い容器を開発を達成し平板での容器の作製・実験



130gのPCMで5Wの熱負荷に対して65分間 28°C+1°C以内に温度制御アルミ21kgと同等の蓄熱をPCM 0.1kgで実現

<極低温高放射率ラジエター>

極低温になると常温程度で高放射率を有していた黒色塗料表面等の表面輻射率が急激に低下する事が知られている。低温でも高放射率を期待できる構造としてキャビティを形成したオープンハニカムの作製をし、その表面光学特性を取得した。

