第13回宇宙科学シンポジウム P4-024 pGAPS搭載U字型OHPのフライト実験報告

〇岡崎峻 (JAXA/ISAS) 福家英之 (ISAS/JAXA) 宮崎芳郎 (福井工業大学) 小川博之(ISAS/JAXA)

概要

GAPSは2015年度以降に南極での気球実験を計画しており、宇宙線中の反粒子の高感度探査を通じて未知の宇宙物理過程を探る事を主目 的としている. 気球実験にて搭載機器は希薄気体のある高度35kmの特殊な熱環境に曝されるため, 気球特有の環境に適した冷却システム の構築が必要である、冷却システムの構成は、検出器の発熱を低温のラジェターパネルまで輸送し、宇宙空間へ輻射放熱することを計画し ている.現在,観測とシステムの要求を満たす熱輸送デバイスとして有力視しているのは自励振動型ヒートパイプ(OHP)である.そこで,南極 でのフライト(bGAPS)に向けた予備実験である、大樹町での気球実験(pGAPS)でOHPのフライト実験を行った.本報告ではpGAPSに搭載し たOHP(pGAPS-OHP)のフライト実験報告と熱解析結果について報告する.

1. GAPSの検出器熱設計

熱設計に求められる要求 検出器温度を-35deg-C以下に抑える 検出器冷却・熱輸送に要する電力の削減 検出器空間内の物質量の抑制

要求に応える熱設計

- ⇒・検出器発熱を宇宙空間に排熱
- ⇒ヒートパイプによる熱輸送
- ⇒熱輸送配管径を小さくする



蒸気泡は加熱部で生成・成長する

OHPとは加熱部と冷却部の間を数十 往復する細管で構成され、細管の中

ラジェターを側面もしくは下面に搭載



に作動流体が飽和状態で封入された 熱制御デバイス. 作動流体が, 加熱 部での蒸発と放熱部での凝縮に伴い 圧力振動を生じ,作動流体の移動が 起きる.この移動する作動流体の潜熱 と顕熱により加熱部から放熱部に熱輸 送される.

気球実験目的

GAPSのOHPで挑戦的な点

配管構成がU字型である 高さが2[m]の検出器の熱を輸送 -35[deg-C]以下の低温で動作が可能



2. pGAPS OHP熱設計·実験結果

•OHP動作の検証

- 気球フライト環境での熱設計の確認
- ・気球にOHPを搭載するためシステムの確立

3セルを1組とし冷却配管に熱結合

30 Heating Section Ave.



15cm間隔で13層重ねる



Cooling Section

蒸気泡は凝縮部(ラジェターで凝縮する)



熱・システム設計概要 加熱面:スタイロフォームで断熱 OHP Styrofoam t=25mm ・U字型, 逆止弁, closed loop type, ターン長900mm 作動流体:R410A, 配管内径:1.0mm, ターン数:10ターン 全体熱設計 ガラエポ ・ヒータ発熱は検出器発熱密度を模擬 ・検出器模擬発熱はOHPによってラジエターへ熱輸送され 宇宙空間に放射される ・ラジエター角度60deg ・ラジェターは-35deg-Cで20Wの放熱能力を有する ・150mm突き出した部分でアルベド・地球赤外によるラジ エターへの熱侵入を低減 ・南中時に上部からラジェターへ太陽光が差し込まない ・OHPは独立して熱評価できるように断熱取り付け





今後の検討

今後はプレフライト実験であるpGAPSの実験結果を踏ま えて南極での実験(bGAPS)に向けた熱設計を行ってい く. また, bGAPSはpGAPSと比べ規模が大きくなるため, 大型化を目指したOHPの研究・開発を行っていく.

	Natural Convection		OHP	White Paint		Aluminum	
	Ambient Temperature	Heat transfer coefficient	OHP Concuctance	α	3	α	3
	deg-C	W/m2K	W/K				
高度18km	-50	2.5	5	0.277	0.924	0.33 (0.15)	0.23 (0.05)
高度31~33km	-	—	5	0.277	0.924	0.33 (0.15)	0.23(0.05)
	*黒文字:実験結果 赤文字:測定値 青文字:フィッティングした値						
	()内は文献値						