P-187 宇宙科学シンポジウム 2017/01/05-06

> 太陽電池兼用小型SARアンテナの熱設計 Thermal Design of Small SAR antenna with Solar Array MicroXSAR <u>和田 紗希(1)</u>, 杉本諒(2), 間瀬一郎(3), 石村康生(2), 馬場満久(2), 中村 和行(4), 齋藤 宏文(2) (1) 東大・院 (2) JAXA (3) NESTRA (4)(株)テクノソルバ

- ✓ アンテナ裏面に薄膜太陽電池を搭載し、アンテナと太陽電池パドルの共用化による衛星の小型化を提案
- ✓ 薄膜太陽電池は100℃以上温度変動するため、アンテナ温度が大幅に変動することで電波放射面内に熱歪が発生
- ✓ 電気的性能要求より観測波長Xバンド(波長31 mm)アンテナの熱変形を0.7 mm RMS以下に抑えることが目標
- ✓ 0.7 mm RMS以下の熱変形要求を満たすために、アンテナ製造時温度と表裏温度差を要求範囲内に収まるような熱設計が必要
- ✓ 熱設計検証として熱平衡試験を行い, 第1次熱数学モデルコリレーションを実施 Introduction

Project Demand

- 100 kg級小型衛星
- 0.7 m×0.7 m×0.7 mサイズ
- 観測周波数:Xバンド(9.6 GHz,波長31 mm)





面内の位相ばらつき 波長の1/20 (1.5 mm) 以下

Antenna Structure

- ▶ 方形スロットアレイアンテナ
- ▶ アンテナパネル アルミスキン+NOMEX®ハニカム
- ▶ 保持パネル(サポートパネル) CFRPスキン+アルミハニカム
- > スペーサ アルミスキン+アルミハニカム
- アンテナパネル変形抑制のため
- 熱歪微小で剛なサポートパネルを付加
- 離散スペーサを介してパネル間を拘束



スペーサ配置





Constraint condition

▶ アンテナ内部への機器の搭載 \rightarrow X ▶ アンテナスキンへ機器の取り付け \rightarrow × > ヒータ等への電力供給 \rightarrow X



Thermal Design







※厚み方向温度分布に影響の少ない導波管は省略

Thermal Vacuum Test

(1) 太陽熱入力

【謝辞】

太陽電池模擬パネルの軌道上で の予測温度をヒータで与える ※アルベド,地球赤外は省略 (2) 宇宙背景を液体窒素シュラウド

この熱平衡試験技術の開発成果の一部は、早稲田大学理工 学研究所プロジェクト研究「次世代宇宙システム技術開発」の 一環として行われたものである.



• 接合部熱伝導

NOMEX[®]ハニカム表裏熱結合



✓ 展開ヒンジ等をモデル化した詳細モデルの作成

✓ 詳細モデルでの解析・合わせ込みによる, 熱数学モデルの完成

✓ 完成後の熱数学モデルを用いて熱歪解析を行い、熱的要求と見合うか検証

本研究は、総合科学技術・イノベーション会議により制度設計された革新的研究開発推進プログラム(ImPACT)により、科学技術振興機構を通して委託されたものです.