第7回航空機による学生無重力実験コンテスト(速報)

実験テーマ:重力変動時における中空層の伝熱特性(対流成分)に関する研究

実験チーム:東京大学 チーム宇宙建築の夢

(星川 力、 菱田 哲也、 川島 宏起)

1. 目的

重力が 0~2G の間で変化する際、つまり空気の温度差(密度差)による対流の影響が変 化する際に中空層の伝熱特性(熱抵抗)がどのように変化するかを検討する事を目的とし た。

2. 実験方法·装置

[実験方法]

中空層の厚さが 0.5、1、2、3cm の箱(20×20cm)の熱流と表面温度を測定する。熱流は 氷と外気(温度差約 20℃で安定)による。

熱流の向きで対流の影響が変わるので、パラメータは<u>重力・中空層厚さ・熱流の向き(上</u> or 下)とした。

[実験装置]



図1.実験装置の概略と測定点

実験装置は図1のように厚さが異なる中空層ボックス4つをそれぞれ氷容器と外気(正確にはスチレンボードで作った大きな箱の内部の気温)で挟む形をとった。氷と外気の温度が安定するよう、氷は実験中0℃付近を保つように調節し大ボックス内部にファンを設

け、外気を撹拌した。

測定点は外気温、氷容器表面温度、中空層内熱流、中空層内表面温度である。



図2. 装置全体と中空層ボックス内部の写真

また、パラボリックフライト(以下、PF)2回で中空層ボックスの位置を変え、熱流の 向きを上下とも測定した。



図3. PF ごとの中空層ボックスと熱流向きの関係

3. 実験結果

実験は地上での予備実験と、本番の PF 2 回分を行った。細かいグラフは割愛するが、実 験条件として氷容器と外気の温度はすべての実験において 0 ℃前後と 20℃前後で安定して いた。

まず、地上実験の結果を図4に示す。熱流が下向きの方が対流が停滞する分熱抵抗が大 きくなる。また、また厚さが10mm くらいまでは、空気自身の粘性のため対流が起こらな いため熱流の向きによる差が見られない。



図4.1Gにおける中空層厚さと熱抵抗の関係 次に PF 時のデータを示す。まずは μG 検知信号の前後1分データの1例を示す。



図5. µG前後1分データの例(赤い部分がµG)

図5の左側は下向き熱流の状態から、右側は上向き熱流の状態からµGに移行した際のデ ータである。µGの前後は約1.8Gである事を考慮し、その間の熱抵抗の値とµGでの熱抵 抗の値の平均値を算出した。それらの値を PF 計20回で平均した値をグラフ化したのが図 6である。



図6.Gごとの熱抵抗の値と中空層厚さの関係

どちらの熱流向きでも1GよりμGの方が熱抵抗の値は大きくなった。しかし、上向きで μGに移行した際の値は下向きから移行した際のそれより小さかった。これは空気分子の慣 性の影響だと考えられる。

また、上向き熱流の場合は熱抵抗値が 1 G<1.8G< μ Gとなったのに対して、下向き熱流では 1 G< μ G<1.8Gとなった。

4. まとめ

1Gに比べてμGで熱抵抗の値が大きくなる事は確認できた。ただ本実験の結果だけでは データが少なく考察し難いので、今後は本実験と同条件の設定による定常状態のシミュレ ーションを行い、より詳しく分析していく。

謝辞

本実験は航空機でµGを再現するというもので、多くの方々の協力なしには決して実現す る事はありませんでした。学生無重力実験コンテストを企画していただいた JAXA の方々、 コンテストを支援していただいた JSF の木暮和美さん、DAS の技術部とパイロットの皆さま に深く感謝いたします。

また本実験の支援教員になっていただき、様々なサポートをしていただいた東京大学大 学院工学系研究科建築学専攻の松村秀一教授に深感いたします。

さらに実験器具を提供していただき、本研究のご指導もいただいた同前真之准教授、同 柳原隆司特任教授、同マテリアル工学専攻鈴木俊夫教授にも感謝いたします。

最後に、一緒に本実験に付き合ってくれた同建築学専攻前研究室修士1年の菱田哲也君 と、同大学工学部建築学科4年の川島宏起君に感謝します。