||||| 特集:小型衛星・実験装置 その2||||| (解説)

# 温度勾配炉と実験供試体の開発について

深澤 智晴<sup>1</sup>·岡 利春<sup>1</sup>·荒井 康智<sup>2</sup>·石川 毅彦<sup>2</sup>

# Development of a Gradient Heating Furnace and Sample Cartridges

Tomoharu FUKAZAWA<sup>1</sup>, Toshiharu OKA<sup>1</sup>, Yasutomo ARAI<sup>2</sup> and Takehiko ISHIKAWA<sup>2</sup>

#### Abstract

Japanese Experiment Module - Pressurized Module (JEM-PM) was launched to the International Space Station (ISS) on the STS-124 (1J) in June 2008. The KOBAIRO rack developed by IHI Aerospace (IA) under the contract with Japan Aerospace Exploration Agency (JAXA) was installed on JEM-PM in January 2011. This report describes a Gradient Heating Furnace (GHF) and sample cartridges developed for microgravity experiments.

Keyword(s): GHF, Sample Cartridge, Hicari, Alloy Semiconductor

## 1. はじめに

現在,軌道上で稼働している国際宇宙ステーション (ISS) 日本実験モジュール (JEM) は,2008年3月か ら2009年7月の間に3回に分けてスペースシャトルに よって打ち上げられた.JEM の与圧部(常温・常圧環 境)には数多くの実験装置が搭載され,現在も複数の実 験が行われている.その実験装置の一つに「温度勾配炉 (GHF)」がある.

GHF は、宇宙航空研究開発機構(JAXA)との契約に 基づき、(株) IHI エアロスペース(IA) によって開発・ 製造された. そして 2011 年 1 月 22 日に種子島宇宙セン ターから HTV 2 号機にて打ち上げられた.

GHF の主な目的は、重力の影響の非常に小さい環境 (微小重力環境下)において、抵抗加熱式のヒータから の輻射熱を用いて金属や半導体材料の溶融・凝固を行な い、金属融体の物性値や結晶成長機構の解明などに使用 されるものである.ここでは GHF 及び GHF に用いる実 験供試体(試料カートリッジ)の概要について述べる.

### 2. 実験装置

2.1 温度勾配炉(GHF)の概要

## 2.1.1 GHF の構成品

GHF の主要な構成品は以下の通りである.

- ① 炉体部(GHF-MP) ······2.2 項参照
- ② 試料自動交換機構 (SCAM) ······2.3 項参照
- ③ 温度勾配炉制御装置(GHF-CE) ·····2.4 項参照
- ④ 試料自動交換機構制御装置(SCAM-CE)

•••••2.4 項参照

⑤ 実験支援系(電力供給装置,アビオニクスエア供給 装置,真空排気装置)

GHF は、JEM 与圧部にシステム機器や実験装置など を搭載するための「ラック」と呼ばれる架台を一台すべ て使用する、実験装置の中では比較的大きな装置である. この GHF が搭載されたラックは、装置の名称から 「KOBAIRO ラック」と呼ばれている.

Space System Department, Space Utilization Office, IHI AEROSPACE Co., Ltd, 900 Fujiki, Tomioka, Gunma, 370-2398 Japan

2 独立行政法人 宇宙航空研究開発機構 宇宙科学研究所 ISS 科学プロジェクト室 〒305-8505 茨城県つくば市千現 2-1-1 Institue of Space and Astronautical Science, Japan Aerospace Exploration Agency (JAXA), 2-1-1 Sengen, Tsukuba, Ibaraki, 305-8505, Japan

(E-mail: tomoharu-fukazawa@iac.ihi.co.jp)

<sup>1</sup> 株式会社 IHI エアロスペース 宇宙技術部 宇宙利用技術室 〒370-2398 群馬県富岡市藤木 900 番地

#### 温度勾配炉と実験供試体の開発について



Fig. 1 KOBAIRO Rack

KOBAIRO ラックには、電気炉としての主要なコンポ ーネント(①炉体部,②試料自動交換機構,③④各制御 装置)の他に、それらの作動を支援するための装置(⑤ 実験支援系)が搭載されており、この実験支援系には、 電力供給装置(P-PDB)、真空排気装置(VEE)、冷却水 供給装置(WPP)、アビオニクスエアアッセンブリ (AAA)がある.各装置は以下の役割を担い GHF の作 動をサポートしている.(Fig.1 参照)

5-1 P-PDB	: ラック内機器への電力供給及び通信の
	制御
<b>5-2 VEE</b>	: 真空チャンバ内の真空排気
5-3 WPP	:炉体部,各制御装置の冷却
5-4 AAA	: ラック内のエアの循環による装置の冷
	却, 煙検知による火災検知

## 2.1.2 基本仕様

GHF の基本的な仕様は以下の通りである.

- ・加熱温度範囲 : 500~1600℃以上
- (現在は温度リミッターの設定により1375℃)
- ·加熱炉内雰囲気:真空雰囲気
- ・温度安定性 : ±0.2K(1600℃, 1時間)
- ・温度設定精度 : ±0.4%以内
- ・温度勾配 :最大 150K/cm(1450℃)
- ・加熱室移動速度 : 0.1~200mm/hr
- 移動速度安定性:±1%以下(10~200mm/hr)
  ±10%以下(0.1~10mm/hr)

## 2.2 炉体部 (GHF-MP)

実験試料である金属や半導体材料の溶融・凝固を行う 多目的真空炉である.



Fig. 2 GHF-MP

高さ:746mm×幅:368mm×深さ:288mmの①真空 チャンバの中に、外径:135mm、内径:40mm、長さ 100mm(②補助室)、170mm(③中央室)、150mm(④ 端部室)の3つの独立した加熱室(ヒータ)が縦一列に 配置されている.(**Fig.2**参照)

これら 3 つの加熱室は,位置と移動速度及び温度が個 別に制御出来るようになっており,研究者は実験の目的 に合わせて,これらのパラメータを設定することにより, 要求に沿ったさまざまな温度プロファイルを設定するこ とが可能である.

#### 2.3 試料自動交換機構 (SCAM)

実験試料の入った試料カートリッジ(3 項参照)を, 炉体部に着脱する機構である.

本機構は、大きく分けて 3 つの部分から構成される. 試料カートリッジを把持し、GHF-MP に着脱する位置に 移動する「①マガジン」と、試料カートリッジを掴んで GHF-MP に取付け・取外しする「②ロボットアーム」, そして取付けられた試料カートリッジを確実に GHF-MP に固定する「③クランプ」である.(**Fig.3** 参照)

マガジンには,最大 15 本まで試料カートリッジを装着することができ,装着された試料カートリッジは,地 上からのコマンド操作により全自動で GHF-MP に取付 け・取外しすることが可能である.

実験開始前と終了後は、宇宙飛行士によって試料カー トリッジをマガジンから着脱する必要があるが、全ての 試料カートリッジを取付けてしまえば、実験期間中は地 上からのコマンド操作のみで連続して実験を行うことが できるため、宇宙飛行士による作業負荷の大幅な低減が 可能となっている.



Fig.3 SCAM

## 2.4 制御装置

温度勾配炉制御装置(GHF-CE)は、GHF 全体の制御 及びコマンドの送受信や、実験データや装置の状態情報 の送信を行なう.

また, 試料自動交換機構制御装置(SCAM-CE)は, GHF-CE を介して, 地上から送られてくるコマンドに従い SCAM の制御を行なう.

## 3. 実験供試体(試料カートリッジ)

#### 3.1 概要

研究者の提供する実験試料を封入し, GHF-MP にて材

料実験を行うためのものである. (Fig.4 参照) 試料カートリッジの基本的な構成は以下の通りである. ① ボス部 ② カートリッジサポート部 ③ カートリッジ部 ④ ヒートシンク部 ⑤ 熱電対 また, 主な仕様は以下の通りである. ・寸法・形状: 全長:598mm以下 外径: φ 60mm (ボス部 (突起等を除く)) φ35mm (カートリッジサポート部) φ35mm以下 (カートリッジ部) 
 ・質量:6kg以下
 ・材質 : ステンレス (SUS304) (ボス部) コロンビウム合金 (C-103) (カートリッジサポート部・カートリッジ部) モリブデン (Mo) (ヒートシンク部) ・温度測定:5点(C型熱電対)

試料カートリッジの構成品の機能は以下の通りである. ① ボス部は,GHF と機械的・電気的インタフェースを持ち, 真空チャンバのシールの一部と試料カートリッジの熱電 対信号の中継を担っている.②カートリッジサポート部は③ カートリッジ部の把持を行い,その中の④ヒートシンク 部は,実験試料に適切な温度勾配をつけるために③カー トリッジ部の熱をボス側に排熱する機能を持っている. ③カートリッジ部は,研究者から提供される実験試料の 封入容器である.⑤熱電対は,1試料カートリッジあた り5点まで設置可能であり,研究者の希望する箇所を測 温することが可能である.

①のボス部を除くカートリッジ全体の構造は、研究者



Fig. 4 Sample cartridge (Hicari theme cartridge)





Fig. 6 Alloy Semiconductor theme cartridge

の実験目的や実験試料に合わせて,包絡寸法を逸脱しない範囲で個別に設計・製作される. **Fig. 4**の Hicari カートリッジでは,③中の実験試料封入部は内径 23mm 弱,長さ 190.5mm であった.

②カートリッジサポート部と③カートリッジ部の材質 は、航空機エンジンのタービンブレードや、ロケットの スカートノズルなどに使用される耐熱合金の一つである、 コロンビウム合金(C-103)を使用しており、GHF-MP の仕様である 1600℃の加熱にも対応可能となっている.

また、この試料カートリッジは、持込の大きさ制限が 厳しいソユーズでの回収を想定しており、実験終了後に ③カートリッジ部を切り離すことが出来る「分離機構」 を備えている. 2013 年現在では、Space-X によるカート リッジ全体の回収も可能であり、複雑な分離機構は必須 ではないが、回収手段の多様化と回収重量の軽減には極 めて有利である.

#### 3.2 Hicari テーマカートリッジ

Hicari テーマは、実験試料にシリコン(Si)とゲルマ ニウム(Ge)を用い、JAXAの開発した結晶成長方法の 一つである TLZ法(Traveling Liquidus-Zone Method) の有効性を、微小重力環境を利用して実証するための実 験である.

- 実験テーマ:「微小重力下における TLZ 法による均一 組成 SiGe 結晶育成の研究」
- 代表研究者:木下 恭一主幹研究員 (JAXA 宇宙科学 研究所 ISS 科学プロジェクト室)

本テーマは、所定の温度プロファイルになるように設 定された加熱室を、一定の移動速度で移動させることに より Sio.5Geo.5 の組成の半導体結晶を成長させる、GHF の持つ機能・性能が充分に発揮される実験である.

カートリッジ性能は、温度勾配:15K/cm (BBM による)、加熱可能最高温度:1430℃(地上対照実験炉による)である.

Hicari テーマ用試料カートリッジ(Fig.5 参照)は4 式製 作され、2011 年 1 月に打ち上げられた HTV 2 号機で JEM に輸送された.現在(2013 年 8 月時点),既に2 式 の実験が終了し、うち 1 式は既に地上に回収され分析が 行なわれている.

## 3.3 Alloy Semiconductor テーマカートリッジ

Alloy Semiconductor テーマは,実験試料にインジウム (In),ガリウム (Ga),アンチモン (Sb)の混晶半導体を用いて微小重力環境を利用して結晶成長を行い,その成長過程を調べるための実験である.

- 実験テーマ:「微小重力環境下における混晶半導体結 晶成長」
- 代表研究者: 稲富 裕光 准教授(JAXA 宇宙科学研究 所 学際科学研究系)

本テーマは、加熱中に一定時間ごとに熱パルスを印加 して、成長中の結晶に成長縞を形成させ、その結果から 成長過程の知見を得るための実験である.そのため、成 長中の試料に確実に短時間で熱パルスが伝達するよう、 Hicari カートリッジと比較して、カートリッジ部の全長 と直径を小型化(149mm× φ25mm)して熱容量を低減 させると共に、表面にサンドブラスト処理を施して輻射 率を上げる工夫を実施した.

Alloy Semiconductor カートリッジ (**Fig.6** 参照) は5 式製 作され,2012 年 7 月に打ち上げられた HTV 3 号機によ って JEM に輸送された.現在 (2013 年 8 月時点),う ち1式の実験が終了している.

### 4. 最後に

GHF を搭載した KOBAIRO ラックは、JEM に搭載さ れる実験ラックとしては最初に完成(2004年3月)した が,諸般の事情により打上げが凍結されていた.それが 2011年1月に打上げられた.軌道上での初期検証では幾 つかの不具合が発生したものの解決され,今年になって 本格的な実験が始まり、成果が出始めている.

現在は、ここで紹介した 2 つの実験テーマが順次行な われているが、今後、 GHF を使用する新たな実験テー マが選定され、引き続き成果が出されていく事を期待し ている.

#### 参考文献

 K. Murakami: J. Jpn. Soc. Microgravity Appl. 19 (2002) 164

(2013年8月30日受理, 2013年10月8日採録)