# 高密度排熱用マイクロチャネル蒸発器を用いた排熱システムの基礎特性

今井 良二(IHI) 塚本 貴城(東北大)

Basic Study on Heat Rejection System Using High Heat Flux Micro Channel Evaporator

Ryoji Imai\*1 and Takashiro Tsukamoto\*2

\*1 IHI Corporation, 1, Shin-Nakahara-Cho, Isogo-Ku, Yokohama 235-8501

\*2 Tohoku University, Katahira 2, Aoba-Ku, Sendai 980-8577

Our purpose is to develop miniaturized heat rejection system that can dissipate more than  $100 \text{ W/cm}^2$ . In the evaporator, thin liquid film vaporization which can dissipate very high heat flux, was utilized. The liquid film is stabilized in micro-channels by capillary forces. The micro-channels are fabricated by chemical etching on copper plate. Also miniaturized condenser which utilized droplet condensation was tested. Droplets were produced on a cooled plate covered by non-wetting coating. After we built a heat rejection system constructed by above mentioned evaporator and condenser, influence of heat flux, coolant flow rate, and inlet temperature on the temperature of the heater element were investigated. Water is used as working fluid. Heat flux of 100 W/cm<sup>2</sup> could be achieved for water inlet temperature in flow rate of 3.0 mL/min. The temperature of the heater element is kept constant at about 120°C. The measured pressure drop is less than 1000 Pa.

Key words; Micro channel evaporator; High heat flux cooling system; Low pressure drop

#### 1. 緒言

将来の宇宙機システムの大型化に伴い、搭載電子 機器の要求排熱量は増加の傾向にある。さらに宇宙 機では排熱システム重量の低減を要求されるため、必 然的に排熱密度が上昇することになる。 同様の要求 はパーソナルコンピュータのCPU、電力素子等の地 上デバイスでもなされ、近年中に 100W/cm<sup>2</sup>の排熱デ バイスが一般的になるとされている。現状の排熱デバ イスとしてヒートパイプが多用されているが、排熱能力 は10W/cm<sup>2</sup>のオーダーとされているため、ヒートスプレ ッダーにより発熱密度を低減しているのが現状である。 本研究では 100W/cm<sup>2</sup>を超える排熱機器の開発を目 標とし、マイクロチャネルに捕捉された蒸発液膜の高 い除熱性能[1]を利用したエバポレータを吸熱部に用 いた排熱デバイスを考案し、エバポレータの吸熱特性 の計測を実施した[2]。筆者らはこれに引き続き、本マ イクロチャネル蒸発器を用いた冷却システムを試作し、 伝熱特性を取得した。

# 2. マイクロチャネル蒸発器を用いた冷却システム

本冷却システムでは、吸熱部にマイクロチャネル蒸 発器を、放熱部に撥水性膜を用いた凝縮器を用いた。 図1に本蒸発器の構造を示す。前報ではマイクロチャ ネルの製作に、シリコン板の異方性エッチング加工を 利用したが[2]、本研究では低コスト化を狙い、銅板に 等方性エッチングを用いた溝加工を行なった。溝幅は 加工法の制約から100µmとした。また伝熱面積およ び除熱量の拡大を図るため、液体の流れを図1に示 すマニホルドで分岐し、マイクロチャネル部の両端か ら液体を供給した。ここではマイクロチャネルに発生す る毛管力による、液体の駆動可能な長さ[2]を考慮した。 また,蒸発器での圧力損失を低減するために液マニ ホルドとマイクロチャネル加工を施したチャネルプレー ト間に0.3mmの空間を開ける構造とした。さらに前報と 同様に、蒸気流速の低減、チャネルに捕捉された液 膜の安定化、蒸発器入口出口間の圧力損失の低減 をはかるため、蒸気流路の断面積をチャネルに比べ て十分大きくとった。

図 2 に凝縮器の構造を示す。本凝縮器では滴状凝 縮を実現するため、冷却面上に撥水性コーティングを 施した。冷却面上に形成された凝縮液滴は、冷却面 に対向する位置に設置された微細チャネルに捕捉さ れた後に排出させた。



Fig. 1: Structure of evaporator



Fig. 2: The structure of the condenser

## 3. 試験方法および結果

図 3 に試験装置系統を示す。本装置はマイクロ チャネル蒸発器、凝縮器、ポンプ、およびアキュ ムレータで構成される閉鎖ループとした。なお、 アキュムレータは 50mL のビーカーを大気開放状 態とし、主に蒸発器で形成される配管内の流動振 動を吸収させた。なお、本試験では冷媒に純水を 用いた。

まず、凝縮器単体の伝熱性能を取得した。図 4 に凝縮器の伝熱特性の計測結果として、蒸発器に おける印加熱量、凝縮器入口および出口温度を示 す。図よりサブクール度 40K で温度変動が少なく、 安定な凝縮液が形成されることが分かった。なお 他に凝縮器の鉛直に対する設置方向による影響も 調べ、重力方向が凝縮器の伝熱性能におよぼす影 響が小さいことを確認した。

図 5 に本排熱システムの熱性能として、印加熱 量と各部の温度および圧力損失の関係を示す。図 より冷媒流量が 3.0mL/min の場合、加熱部の熱流 束が100W/cm<sup>2</sup>において、加熱部の温度が120 (過 熱度 20K)に保持されることが分かった。さらに 冷媒流量を 4.0mL/min とした場合、限界熱流束を 150W/cm<sup>2</sup>まで上昇させることができた。さらに蒸 発器の圧力損失は1000Pa以下となった。

### 4. まとめ

マイクロチャネルに捕捉された薄い蒸発液膜の 高い排熱特性を利用した蒸発器(マイクロチャネ ル蒸発器)を用いた冷却システムを試作し、排熱 特性を計測した。結果を以下にまとめる。

(1)冷却面に撥水性コーティングを施した凝縮器を 試作し、重力方向に依存せず、安定な凝縮性能が 得られることを確認した。 (2)本蒸発器を用いた冷却システムの排熱性能として、100W/cm<sup>2</sup>を達成した。

#### 参考文献

- [1] P.C.Stephan, C.A.Busse, *Int. J. Heat and Mass Transfer* 35,383-391, 1992.
- [2] Tsukamoto T, and Imai R., Thermal characteristics of the high heat flux micro-evaporator, Experimental Thermal and Fluid Science, Vol.30; Issue 8, PAGE 837-842, 2006.



Fig. 3: Experimental set up of micro channel heat rejection system



Fig. 4: Thermal performance of condenser



Fig. 5: Thermal performance of heat rejection system