KSK-GH21-3

平成21年度 製造業の基盤的技術の拡充強化に関する 研究等補助事業

# 加工技術高度化に関する研究

平成22年3月

# 財団法人 機械振興協会 技術研究所



この事業は、競輪の補助金を受けて実施したものです。 http://ringring-keirin.jp



# 加工技術高度化に関する研究

\_\_\_\_ 目 次 \_\_\_\_

ガラス加工用バインダレス cBN の成形飯塚 保」	
1. はじめに	
2. cBN とバインダレス cBN	
2. 1 cBN	
2.2 cBN 工具	?
2.3 バインダレス cBN	?
3. 加工方法および加工装置・機器	?
3.1 ガラスの延性モード切削	2
3.2 フライカット・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・	3
3.3 超精密旋盤	3
3.4 切削力測定用真空チャック	1
3.5 被削材	3
3.6 切削工具	3
3.7 USB デジタルストレージオシロスコープ	5
3.8 ファイバ式赤外線温度センサ・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・	3
3.9 スカイフ盤	7
4. 加工実験	7
4.1 切削力の測定	7
4.1.1 切削力測定実験	3
4.1.2 切削力のベクトル合成	)
4.2 切削温度の測定	•
4.2.1 切削温度測定方法	)
4.2.2 温度計測確認実験	)
4.2.3 切削温度測定実験	l
4.2.3.1 Z 軸方向切削	
4.2.3.2 X 軸方向切削	)
4.3 スカイフによる工具研磨	3
5. おわりに	5
謝 辞	5
参考文献等	5

. . . .

温度	<b>E制御による加工技術信頼性向上に関する研</b> 9	?田中清志17
1.	はじめに	
2.	LHP の特徴	

3. LHP の用途とその効果
4. LHP の設計
4.1 熱解析モデル
4.1.1 初期状態
4.1.2 最適封入量
4.1.3 気液界面の後退
4.1.4 作動温度と圧力の計算
4.1.2 最適封入量
4.2 最大熱輸送量計算モデル
4.2.1 毛細管力
4.2.2 質量流量
4.2.3 ウィック中の液流による圧力損失
4.2.4 蒸発による圧力損失
4.2.5 蒸気管, 液管での圧力損失
4.2.6 凝縮による圧力損失
4.2.7 液管での体積力
4.2.8 凝縮管, 液管での毛細管力
4.2.9 蒸気の動圧
5. LHP 設計ツールの開発
5.1 概 要
5.2 設計結果
6. 海外出張報告
7. おわりに
謝 辞30
参考文献

# ガラス加工用バインダレス cBN の成形

# 飯塚 保\*

#### The Binder-less cBN Tool for Glass machining

Tamotsu IIZUKA

# 1. はじめに

本研究は、建築資材、光学部品、さらには医療 機器に至るまで身近にあるガラスの加工に焦点を 合わせ、切削用工具としてのバインダレス cBN の 成形に関するものである. 代表的な硬脆材料であ るガラスは金属同様に切削することが非常に困難 であり、容易に割れ(脆性破壊)が生じる. この硬 脆材料に脆性破壊を生じさせない加工方法が延性 モード切削と呼ばれ、ガラスでは切取り厚さ(切込 み量)が 0.1 μm 近辺で実現する. 当研究所ではガ ラスの延性モード切削加工技術の高度化を目指し, 基礎的な加工実験を主体とした研究を行っている. 昨年までの研究結果より、ガラス加工にはバイン ダレス cBN が最も適した工具材種であった.本研 究は、このバインダレス cBN をガラス加工用の工 具として最適な形状にするための成形方法を研究 目的とする.

ガラスの用途として、光の透過性を利用した光 学機器(レンズ)が代表的であり、いうまでもなく 加工面には高い表面粗さ・形状制度が要求される. また、理学・医療機器に使用されるマイクロ流路 には、できるだけ平滑な表面粗さと一般に±1µm の加工精度が要求される<sup>1)</sup>. 当研究所で行ってい るフライカットによるガラスの延性モード切削加 工では、加工面の品質は光学機器に使用できるレ ベルには達していない. この加工面の品質向上に は、工具と加工条件が重要であることは過去の実 験において確認している<sup>20</sup>. そこで、加工面品質 向上のため、工具の品質向上を主眼においてバイ ンダレス cBN 工具の成形に関する研究を行う.こ れらの加工実験を主体とした研究により, 硬脆材 料の超精密加工に向けた問題点を顕在化させ, そ の解決法および問題点克服につながる基礎的なデ ータ取得を行う.

# 2. cBN とバインダレス cBN<sup>3)~8)</sup>

#### 2.1 cBN

cBN とは、立方晶窒化ホウ素(cubic Boron Nitride)のことであり、天然には存在せず、結晶 はダイヤモンドと同一の構造である.ダイヤモン ドは 1955 年にアメリカ GE 社で人工的に合成され た、このダイヤモンド砥粒で鉄鋼材料を研削する と、炭素であるために鉄中へ拡散摩耗してしまう. その対策として元素周期律表のCの両端にあるB とNをダイヤモンドと同様に高温高圧で合成した のが cBN である. cBN は立方晶の窒化ホウ素であ るが、窒化ホウ素には数種類の結晶構造が存在す る. 結晶構造により、六方晶窒化ホウ素(hBN)、ウ ルツァイト型窒化ホウ素(wBN)などがある.これら の結晶構造は hBN が黒鉛, wBN が六方晶ダイヤモ ンドと同じである。cBN はダイヤモンドの炭素原 子を一つ置きにホウ素原子(B)と窒素原子(N)に置 き換えた結晶構造をしている(図2.1参照).

表2.1に工具材料に使用される各種硬質物質の 特性を示す.ダイヤモンドは硬さと熱伝導率が群 を抜いており、次点に cBN が位置している.TiC, TiN および Al<sub>2</sub>0<sub>3</sub> はコーティング工具、WC と TaC は超硬合金工具の主成分であり、Si<sub>3</sub>N<sub>4</sub> はセラミッ クス工具に適用される.

※ 生産技術部 加工技術課



図 2.1 ダイヤモンドと cBN の結晶構造

	硬さ	熱伝導率	熱膨張率
	(HV)	(₩/m • K)	(10 <sup>-6</sup> /K)
ダイヤモンド	9,000	2, 100	3. 1
cBN	4, 500	1, 300	4. 7
TIC	3, 200	21	7.4
TIN	2, 500	29	9.4
A1203	2, 100	29	7.8
WC	2, 100	121	5. 2
TaC	1,800	21	6. 3
Si <sub>3</sub> N <sub>4</sub>	1,600	100	3.4

表 2.1 各種硬質物質の特性

#### 2.2 cBN 工具

切削工具として用いられる cBN 工具は、hBN を 原料として触媒と共にダイヤモンド合成と同等の 高温高圧条件(5GPa 以上, 1,300℃以上)で粉末状 の微細な cBN 結晶を合成し、この cBN 粉末を Co やTiN などのバインダ(結合材)を用いた超高温高 圧焼結で製造される。1970年代に開発され、それ まで困難であった各種鉄系の高硬度材の切削加工 が可能となった、特に鋳鉄や焼き入れされた各種 合金鋼やハイスなどの加工能率が飛躍的に向上し, エンジンブロック、ギヤ、シャフトおよびベアリ ングなどの鉄系硬質材料の高能率切削加工には不 可欠な工具となっている.現在生産されている cBN 工具のほとんどは結合材(バインダ)を含んで おり、これらは次の2種類に大別できる.まず cBN の含有率が 80~90vol%程度で, cBN 粒子同士が直 接接合しているタイプ(鋳鉄・焼結金属切削加工 用)である. Coや Al が焼結助剤として用いられて いる. 他方は TiN や TiC などのセラミックスを結

合材とする焼結体(焼入鋼切削加工用)で, cBN の 含有率は 40~70vol%程度と少ない. cBN 粒子は 個々に結合することなく,結合剤中に分散してい る.焼結メカニズムは,前者では金属触媒による 液相焼結,後者ではセラミックスと cBN との固相 焼結が主体となっている.この結合剤の種類,含 有量によって cBN の機械的・熱的特性が大きく左 右され,切削工具としての性能にも影響を与える. また,鋼や鋳鉄の高速ミリング加工(切削速度 1,000m/min 以上)の分野では,結合剤の影響で熱 衝撃によるクラックが生じやすい.

#### 2.3 バインダレス cBN

バインダレス cBN とは,結合剤を用いられてい ない cBN 単相の焼結体(多結晶体)のことである. 製造方法には,微量の触媒を用いたものと,無触 媒で直接的に変換焼結を行う方法があり,双方共 に hBN を原料として cBN を製作する.

触媒を用いる方法(触媒変換焼結法)は、微量の Mg<sub>3</sub>BN<sub>3</sub>を触媒としてhBNに添加し,5.5GPa,1,350℃ の条件で cBN の変換と同時に焼結を行う.これは、 3~15µm の cBN 粒子が直接結合したものである. 粒径が粗く、触媒が残留しているため強度や耐熱 性に劣り、工具として使用できず、ヒートシンク 材料として市販されている.

無触媒の方法(直接変換焼結法)は、7.7GPa, 2,100℃の条件でhBNからcBNへの直接変換と同時 に焼結を行い、添加物は使用されていない.その ため、介在物のない微細な粒子からなる多結晶体 が得られる.この高純度 cBN 多結晶体は 0.5µm 以下の微細な cBN 粒子が強固に結合したち密な組 織を有し、以下の特徴を備える.粒子が小さく界 面強度が高いため、従来の cBN 焼結体に比べ硬度, 強度(抗析力)が高い.粒界破壊が起こりにくく、 高温でも抗析力が低下しない.熱伝導率が高く、 熱的安定性は純粋な cBN 結晶とほぼ同じで 1,350℃まで安定している.

#### 3. 加工方法および加工装置・機器

#### 3.1 ガラスの延性モード切削

硬くて脆い材料(硬脆材料)はガラス,単結晶 Si, セラミックス等が挙げられ,加工が困難な材料の 代表的なものである.金属同様の加工条件で切削 加工を試みると,容易に割れ(脆性破壊)が発生し てしまう.しかしながら,切取り厚さを微小にす ると金属同様の加工が可能になることは良く知ら れており,多くの研究がなされている<sup>9)10)</sup>.代表 的な硬脆材料であるガラスを切削加工する場合, 金属同様にミリメートル単位の切込み厚さ(切込 み量)では脆性破壊が生じるが,切取り厚さを 0.1µm近辺の微小な値に設定すると,脆性破壊が 生じない.この金属同様の流れ型の切りくずが発 生する加工状態を延性モードと呼び,この状態で の切削を延性モード切削と呼ぶ.

延性モード切削による加工では、切取り厚さが 微小なために加工能率は非常に低くなる.そのた め、レンズなどの光学部品を旋削加工で生産する ことは、経済的に成立しない.また、単結晶ダイ ヤモンド工具でガラスを切削すると工具摩耗が激 しく、さらに経済性を低下させる要因となる.そ こで、延性モード切削で加工能率を高める手法の 確立が必要となり、旋削加工以外の加工方法を試 みることにした.フライス加工と同様に工具を回 転させるフライカットならば、研削加工と同様の 加工メカニズムによってガラスの延性モード切削 が可能になると考えた.そのため、当研究所で開 発した超精密旋盤をフライカットが可能になるよ うに改造し、ガラスの延性モード切削を実現した.

#### 3.2 フライカット

通常の旋盤加工(旋削)では,工作物に回転運動 を与え,工具は並進運動を行って切削加工を行う. フライカットはフライス加工と同様に工具へ回転 運動を与え,工作物には並進運動を与えて断続切 削を行う.工具の回転方向と工作物の送り方向に よってアップカットとダウンカットが存在する. アップカットとダウンカットでは,工作物に加わ る力の方向と工具と工作物の接触時における切取 り厚さが異なる.

フライカットでは一刃あたりの切取り厚さと 工具全体の切込み量が大きく異なるため、ガラス の延性モード切削が可能な切取り厚さを大きく超 えた切込み量でも延性モードによる加工が可能と なる(図3.1参照).昨年度までの研究成果では、 ソーダ石灰ガラスへ深さ約15µmのクラックのな い溝を1ストロークで加工している.通常の旋削 では切込み深さが0.1µm程度なので,150倍もの 切込み深さで延性モード切削を実現した.また, 旋削加工では工具と工作物は常に接触しているが, フライカットでは断続切削のために接触・非接触 を繰り返す.そのため,刃先温度は非接触時に冷 却されて低下し,熱的損傷が軽微となって工具寿 命が延長される利点も備える.



図 3.1 旋削とフライカットの比較

以上のように、フライカットはガラスの延性モ ード切削において加工能率、工具寿命ともに旋削 を上回り、ガラス切削に適した特徴を有している 加工方法である.



図 3.2 超精密旋盤

#### 3.3 超精密旋盤

本研究で用いる超精密旋盤は、レンズ金型の切 削加工を目的として国内光学機器メーカと共同開 発した装置をベースとしている.この装置開発の 段階で、プロトタイプとして動作・機能確認に使 用したスライドレール、スピンドルなどの構成部 品と新規に製作した制御盤を組み合わせ、新たな 超精密旋盤(図3.2参照)とした.この超精密旋盤 を用いてガラス切削の研究を行っている.

ガラスを金属同様な延性モードで加工を行うに は、工具切込み量が延性・脆性遷移点を安定して下 回る必要がある.そのためには、加工機械の位置 決め分解能,回転軸振れ,運動精度が延性・脆性 遷移点以下でなければならない.また,加工力に よる変形量が送り分解能未満の工作物・工具支持 剛性が必要となる<sup>9</sup>.以上の性能を有し,ガラス の延性モード切削を行うためには以下に列挙する 能力<sup>11)</sup>が超精密旋盤に要求される.

- (1) 必要な静剛性値は 100N/µm 以上<sup>12)</sup>.
- (2)加工時の振動を抑制可能な案内.
- (3)0.1μm 以下の切込み量を安定して実現する位 置決め機構。
- (4)0.1μm 以下の切込み量を加工範囲で維持可能 な運動精度.
- (5) 熱変形により切込み深さが変動しない温度安 定性.

これらの能力を実現するため、以下に列挙する 機械要素・技術を用いた.

- ・1nm 分解能のデジタルスケール
- ・アッベエラー最少のスケール配置
- ・メトロロジ・フレームによるスケール支持
- ・最小設定単位 1nm のパソコン NC (PMAC)
- ・X-Z 直交二軸構造(熱対称)
- ・油静圧スライド
- ・X 軸側面に刃物台を設置
- ・主軸中心とX軸中心が一致する構造
- ・グラナイト定盤のベッド
- ・低粘度の作動油を低圧力・低流量で供給
- ・大容量作動油タンク、放熱器の設置
- ・小型化設計
- ・空気静圧スピンドル
- ・ボールねじの静圧パッドによる推力伝達

この超精密旋盤を使用し、フライカットによる 切削実験を行うための改造を行った. 主軸スピン ドルの真空チャックを外し、回転工具を取り付け た.X 軸スライドの工具ホルダを外し、工作物把 持用の真空チャックを取り付けた.

# 3.4 切削力測定用真空チャック

切削現象の解明には、切削力の測定は必須である.そのため、KISTLER 社製、三成分力センサ(型式 9601A3)を組み込んだ切削力測定用の真空チャックを製作した.

切削力の測定を目的として, 平成 18 年に三成分 カセンサ(型式 90607)を組み込んだ真空チャック を製作している. この真空チャックは超精密旋盤 の構造に起因する寸法の制限があるため,小型化 を主眼において設計した. しかしながら,力セン サを使用するためにはプリロード(加圧)が重要で あり,76×60×33の外形に55×55×20mmのセン サを内蔵したのでプリロードが不足した. そのた め,信号出力の内部干渉(クロストーク)が大きく, 垂直方向(機械のY方向)の出力以外は信頼性の低 いデータとなっていた. そのため,小型の力セン サ(型式9601A3)を導入し,新たに製作することに した. KISTLER 社の担当者と打合せを行い,新型 力センサ内蔵真空チャックの設計を行った. 力セ ンサの使用に関する注意事項を以下に記す.

- カセンサには予圧(プリロード)を加える必要が あり、不足すると内部干渉(クロストーク)発生 の原因となる。
- プリロードを加えるためには力センサを高剛 性のプレートなどで挟み込み,圧力を与える.
- カセンサは SUS630 材で製作されている. プリ ロードを加えるための構成要素(プレート,ボル ト,ナットなど)が SUS630 と異なると,熱膨張 係数の違いによって温度ドリフトが発生する.
- カセンサにモーメントが加わるとクロストーク 発生の原因となる.そのため,搭載する構造部 品は極力小型化すべきである.
- 5. カセンサ(真空チャック)の固有振動数低下を招 くため、真空チャックを構成する部品は極力小 型化すべきである.



図3.3 新型真空チャック図

上記の条件を踏まえ,以下の対策を設計に加えた. 1.限られたスペースに収めるため,力センサは小 型の 9601 (直径 25mm, 厚さ 10mm)を採用する.

- 2. プリロード用の SUS630 プレートは真空チャッ クの構造部品と兼用させる.
- 3. 上板は真空チャックとボルトの一体構造として 小型化と部品点数の減少を図る.

製作した新型真空チャックの外観を図3.3に示 す. 上板はカセンサおよび下板と組み合わせてプ リロードを加えた後,上面を研削加工して吸着面 の平面度を向上させた.

製作した新型真空チャックのクロストークを測 定し、旧型と比較した結果を以下に示す. 測定方 法は,真空チャックに鋼球(直径 9.5mm)を落下さ せ、垂直方向(Y 方向)のみに入力を与える. クロ ストークが皆無であれば、他の方向(X,Z方向)に は出力は発生しない. 旧チャックの鋼球落下によ る出力例を図 3.4 に示す. Y 方向(垂直方向)入力 が約 58N に対し、X 方向は 10N, Z 方向は 22N の出 力が発生している.同様に、新チャックではY方 向の出力約 100N に対し, X, Z 方向共に約 10N 程 度の出力であった(図3.5参照).新・旧チャック のクロストーク比率(平均値)を図3.6のグラフに 示す. X 方向のクロストーク(出力比率 X/Y)は 17.2%から 10.6%へ低下した. 同様に Z 方向は 37.9%から 10.6%へ低下した.新型チャックでは, クロストークが各 10%程度であるため、切削力の 測定には問題なく使用が可能であると考える.

新型チャックには KISTLER 社製のカセンサが内 蔵されており、インパルス加振による応答はアン プ(KISTLER 社 TYPE5073)経由で出力される.加振 に用いたハンマは PCB 社製ロードセル (208A05)を 内蔵したアルミニウム製ヘッド、エポキシガラス (ガラス繊維で強化したエポキシ樹脂)製のロッド を組み合わせて製作した.ハンマの加振力はアン プ(PCB 社 MODEL4808)経由で出力される.

伝達関数は,真空チャック内のカセンサ出力と インパルスハンマ出力を FFT アナライザ(小野測 器 CF-360Z)に取り込んで求めた.得られた伝達関 数(青)とコヒレンス関数(赤)を図3.7に示す.下 図の伝達関数には5.75,5.125,4.05kHzのピーク が存在し,上記周波数ではコヒレンス関数の値も 1 に近い.以上より,新型チャックの固有振動数 は上記3点(5.75,5.125,4.05kHz)である.



図3.4 旧チャックの鋼球落下による出力





図 3.7 伝達関数とコヒレンス関数

# 3.5 被削材

本研究の対象となる被削材はガラスである.ガ ラスはレンズなどの光学部品から DNA チップに代 表される理学・医学機器においても多用されてお り、様々な種類が存在する.そのため、被削材と なるガラスの種類は最も一般的なソーダ石灰ガラ スとした.顕微鏡用のスライドガラス(松浪硝子 工業製,76×26×1.5mm)を真空チャックの大きさ に合わせてカットして使用した.また、切削温度 の測定には石英ガラスの光ファイバ(陸コーポレ ーション)を使用した.

#### 3.6 切削工具

切削力測定や切削温度計測の加工実験には, K10 相当の超硬合金工具(三菱マテリアル製 HTi10:DCMW11T304)を使用した.バインダレス cBN(マイクロ・ダイヤモンド製)は工具研磨に使用 した.工具形状はすくい角0°,逃げ角7°,ノー ズ R0.4mm である.外観を図3.8に示す.



図 3.8 切削工具

### 3.7 USB デジタルストレージオシロスコープ

KISTLER 社三成分力センサ,ファイバ式赤外線 温度センサからの出力データを PC に取り込むた め、USB デジタルストレージオシロスコープ(日本 データシステム社製,UDS-5204S)を使用した.本 装置は1台に 2ch の入力があり,2台をケーブル で接続することによって 4ch の入力を同時処理す ることが可能となる.外観を図3.9に示す.



図 3.9 USB デジタルストレージオシロスコープ

# 3.8 ファイバ式赤外線温度センサ

加工現象の解析・把握には、切削時の温度は必 須の情報となる. 非接触で温度を測定できる温度 センサとしてファイバ式赤外線温度センサ(ジャ パンセンサー製, FTZ6-R300-5B12)を使用する. 昨年度の研究において、ガラスの裏側からガラス を透過した赤外線を捕らえて切削温度を測定する 実験を行った.しかしながら、工具が温度計測ス ポットを通過する時間が短く、センサの応答時間 が不足して切削温度の計測は不可能であった. 今 年は赤外線温度計に切削用の石英ファイバを取り 付け, その石英ファイバを直接切削して切削温度 の測定を試みる.加工時に発生した赤外線はファ イバを透過し、赤外線温度計に到達すると考える. 赤外線温度計と石英ファイバの外観を図 3.10 に 示し、仕様を表3.1に示す、下図では半田ごてか ら放射される赤外線がドラムに巻きつけられた切 削用石英ファイバ(緑色の被覆,長さ 50m)を透過 し、赤外線温度計に半田ごての温度(386℃)が表示 されている.



図 3.10 赤外線温度計と石英ファイバ

表 3.1	ファイノ	、式赤外線温度セニ	ンサの仕材
10.1	- / / .	and all a date with the read	ITT I.

項目	基準値
測定範囲	300∼2, 000°C
実効波長	1.95~2.5μm
検出素子	InGaAs (電子冷却)
レンズ径	Φ15
ファイバ計	Φ0.1
測定距離	50mm
標的サイズ	Φ0.3
アナログ出力	0~1V (300~2, 000°C)

# 3.9 スカイフ盤

ダイヤモンドは地上で最も硬度の高い物質であ り、その加工には困難を極める.一般に、機械加 工を行うためには、被加工物よりも硬い物質の工 具が必要となる.ダイヤモンド以上に硬い物質は 存在しないので、ダイヤモンドの加工にはダイヤ モンドパウダが使用される.宝飾品に用いられる ダイヤモンドの研磨(カッティング)には、スカイ フ盤と呼ばれる装置が使用される<sup>13)</sup>.単結晶ダイ ヤモンド工具も同様にスカイフ盤によって刃先の 研磨が行われる.ダイヤモンドの加工には、ダイ ヤモンドパウダを使用せず熱化学的な作用を利用 する加工方法<sup>14)15)</sup>、レーザを用いる方法<sup>16)</sup>、イオ ンビーム・電子ビームを用いる加工方法<sup>17)</sup>もある.

本研究では、ダイヤモンド加工用装置として歴 史が古く、バインダレス cBN の加工にも応用可能 を考えられるスカイフ盤(イマハシ製作所、 DTP-300A)を用いることにした.スカイフ盤の外観 を図 3.11 に示す.



図 3.11 スカイフ盤

スカイフ盤の上面にはスカイフと呼ばれる鋳鉄 製の円盤があり、その表面にダイヤモンドペース トを塗布し、ダイヤモンド工具などを押し当てて 研磨を行う.工具の切込み装置は存在せず、トン グと呼ばれる把持治具にダイヤモンド工具を固定 してスカイフに押し当てる.研磨荷重はトングの 重量であり、荷重の調節には錘を追加するなどし て行う.ダイヤモンド工具の研磨作業には作業者 の技能が要求され、その技能によって作業能率・ 品質は左右される.スカイフ盤の使用方法につ いて、マイクロ・ダイヤモンド社の技術者に以下 の話を伺い,作業時の参考にした.

- スカイフの回転数は φ 310 で 2,500~2,800min<sup>-1</sup>
   程度である.
- 研磨に使用するダイヤモンドパウダの粒度は粗 研磨では 0~1µm, 仕上げ研磨では 0~0.1µm 程度である.
- ・スカイフ表面にはダイヤモンド砥粒をオリブ油 と共に塗布する.ダイヤモンド砥粒をスカイフ 表面に保持させるため、メノウのブロックを使 用してスカイフ盤面に砥粒を埋め込む(オイル ストーンでも代用可能).
- ・砥粒塗布直後のスカイフは砥粒の表面が揃っていないため、前(粗)加工に使用すると良い.研 席作業の反復によって砥粒に摩滅が生じた箇所は
   は仕上げに使用する.
- ・研磨能率が低下した領域は使用せず,研磨する 場所を変える.
- ・スカイフ全面が摩滅砥粒の領域になったら、スカイフ表面を切削加工で除去し、新たな表面で 作業を開始する.
- ・単結晶ダイヤモンド工具研磨においては、ダイ ヤモンドの結晶方位によって研磨効率に差が出る.研磨能率向上のためには、ダイヤモンドの 結晶方位の見極めが必須である.
- 研磨中にダイヤモンドは高温になるため、水を かけて冷却することがある。

#### 4. 加工実験

本工実験では、ガラス加工に用いるバインダレ ス cBN 工具の成型を目標とし、ガラスの延性モー ド切削に関する研究をすすめる.そのため、基礎 的な加工現象の把握として今年度は製作した力セ ンサ内蔵真空チャックによる切削力の測定、切削 温度の測定、およびスカイフによる工具研磨を行 った.

#### 4.1 切削力の測定

製作した新型力センサ内蔵真空チャックを使用 し、フライカット時の切削力を測定した.工作物 にはソーダ石灰ガラス(顕微鏡用スライドガラス) を使用し、工具には超硬合金を用いた.

フライカットには工具の回転方向と工作物の送 り方向の組み合わせによって,アップカット(図 4.1参照)とダウンカット(図4.2参照)の2種類の 加工方法がある.アップカットでは、切込み量は ゼロから始まり、工具回転と送りによって切取り 厚さが増加して行く.一方、ダウンカットでは逆 に切取り厚さは工具回転と送りによって減少して 行く.また、アップカットでは工具が工作物から 離れる際に工作物には引張り応力が発生する.硬 脆材料の加工では、この引張り応力によってクラ ックが誘発されることがある.ダウンカットでは 工作物に引張り応力が発生することはないが、加 工開始直後が最も厚い切取り厚さとなるため、工 作物へ衝撃的に切削力が加わる.切削力の測定に よってアップカットとダウンカットの特徴・相違 点を明確化し、加工目的・形状に適した加工方法 を選定するための有効な情報とする.



**4.1.1 切削力測定実験** ソーダ石灰ガラスを主 軸回転数 1,000min<sup>-1</sup>,送り速度 2mm/min,超硬合 金工具(K10),湿式(極圧潤滑皮膜剤塗布),切込み 深さ約 0.5µmの条件で切削実験を行い,切削力 を測定した結果を図 4.3 に示す.この図では比較 を容易にするため,アップカットとダウンカット の結果を重ねて記入した.アップカットは紺色(Y 方向切削力)と水色(X 方向切削力)である.ダウン カットは赤(Y 方向切削力)とオレンジ(X 方向切削 力)である.Y 方向,X 方向共にダウンカットの方 が大きな値を示している.



図4.4 は図4.3のアップカットを抽出した切削 力波形である.この波形を観察すると、Y 方向切 削力が上昇した後、X 方向が遅れてなだらかに上 昇していることが確認できる.アップカットの切 込みは図4.1 に示すように0から始まり徐々に切 取り厚さが増加する.そのため、図4.4 のような X 方向の切削力波形が得られたと考える.

一方,図4.5に示したダウンカットの切削力波 形では、Y方向切削力の上昇直後にX方向切削力 が負になっている.ダウンカットでは加工開始直 後に最も切取り厚さが厚くなり、送りと同じ方向 に工具が回転する.そのため、工具の回転によっ て送り方向に引き込む力が発生し、このような波 形が得られたと考える.



図 4.5 切削力波形(ダウンカット)

4.1.2 切削力のベクトル合成 Y 軸方向の切削 カとX 軸方向の切削力をベクトル合成し,工具先 端から工作物に作用する切削力の方向を確認した. 切削力のベクトル図は工具の回転角に応じて配置 し,加工開始直後と終了直前は細かく分割して作 図した.図4.6にはアップカット,図4.7にはダ ウンカットを示す.アップカット,ダウンカット 共に,背分力に相当する成分(切削力)が大きいこ とが確認できる.







カセンサ内臓真空チャックを製作したことによ り,切削力を高分解能で計測することができた. その結果,アップカットとダウンカットでは波形 が異なり,加工メカニズムも切削力波形から解析 することが可能となった.

# **4.2** 切削温度の測定

加工現象の把握において、切削温度の測定は必 須である.切削温度とは、切削時に発生した熱が 切りくずや工具、被削材の温度を高めると同時に 外部へ逃げ、それらが均衡した状態の温度のこと である<sup>18)</sup>.

切削熱の発生原因は大きく分けて以下の3つの 領域である.

1)せん断面(せん断領域)でのせん断変形エネルギ
 2)工具すくい面と切りくずとの摩擦

3)工具逃げ面と仕上げ面との摩擦

また,切削条件と切削温度(θ)の関係では,切 削速度 V と切削厚さhが最も大きな影響を与え, 以下の実験式が多くの実験から求められている

#### $\theta \propto V^{0.5} h^{0.3} \qquad (1)$

固体が他の個体の表面をすべるとき、摩擦力は それを妨げるように働き、その仕事の大部分は接 触面で熱に変わる.丸棒の先端が平面板上を速度 Vcm/sec ですべるとする.そのときの摩擦仕事が すべて熱に変わるとすると、発生熱量Q(cal/sec) は以下の式で表せる<sup>20)</sup>.

$$Q = \frac{\mu WgV}{J}$$
(2)

μ:動摩擦係数

- W: 丸棒にかかる荷重
- g:重力加速度
- J:仕事の熱当量

速度 V, 半径 a で摩擦(接触)している二つの物体(1,2)が定常状態に達していると仮定する.その接触点温度を T, 両物体温度を T₀とすると,以下の式が成り立つ<sup>20)</sup>.

$$T - T_0 = \frac{\mu WgV}{4aJ} \frac{1}{k_1 + k_2}$$
(3)

k<sub>1</sub>:物体1の熱伝導率 k<sub>2</sub>:物体2の熱伝導率 物体1が石英ガラスの光ファイバとすると、物体2は切削工具となる.切削工具の熱伝導率は、 超硬合金(WC)が121(W/m・k)、cBNが1,300(W/m・ k)である<sup>8)</sup>.石英ファイバの切削において、バイ ンダレス cBN 工具と超硬合金工具の切削温度を比 較すると、(3)式より切削温度は超硬合金工具の方 が高くなる.そのため、超硬合金工具を使用する ことにより、赤外線センサが感知する赤外線の受 光量が豊富になる.そのため、切削温度測定の確 実性が高まると考える.

ガラスのフライカットにおいても切削温度の測 定は重要であるため、昨年度はファイバ式赤外線 温度センサ(図 3.10)を用いた切削温度測定を試 みた.しかしながら、フライカット中の切削温度 は検知することができなかった.原因は赤外線放 射温度計の標的サイズが 0.3mm のため、工具通過 時間が短いために温度計の応答時間(1msec)では 検知ができなかった(図 4.8 参照).今年度は検出 方法を変更し、切削温度測定を試みる.



図4.8 昨年度行った切削温度の測定方法

4.2.1 切削温度測定方法 ファイバ式赤外線放射温度計の応答時間が不足しているため、フライカット工具の法線方向からの温度測定では検知ができない.そのため、フライカット工具の接線方向から温度を測定する手法が必要となる.しかしながら、被削材となるガラス内部の切削部分に赤外線放射温度計の標的を合わせることは困難である.そのため、石英ガラスファイバをフライカットによって切削し、ファイバ内を伝達する赤外線によって切削温度を測定する方法を考案した(図4.9参照).昨年度購入したファイバ式赤外線放射

温度計に使用されている光ファイバは、FC コネク タを介してセンサに接続する.端面にFCコネクタ が接続されている光ファイバは市販されており. 長さなどを指定して購入が可能である、その市販 の光ファイバを赤外線温度計へ接続し、他方を切 削する. 光ファイバ切削時に発生した赤外線は, ファイバを透過して赤外線温度計に到達する、以 上の方法で切削温度の測定が可能になると考えた. フライカットにはアップカットとダウンカットの 2 種類の加工方法があり、切削力の加わる方向が 異なる. 石英ファイバに加わる切削力は、ダウン カットでは引張りと押し付ける方向に加わるが. アップカットではその逆となる.実験に使用する 石英ファイバは直径が 125µm なので剛性が低い ため,把持剛性(固定力)は切削力に耐える必要が ある. ダウンカットは石英ファイバを固定する治 具の方向へ切削力が加わるため、アップカットよ り石英ファイバの切削に適していると考える.





4.2.2 温度計測確認実験 切削温度の測定に用 いる切削用の石英ファイバは、長さ50mの石英系 マルチモードファイバである.この石英ファイバ の寸法は,直径が125µm,コア径が50µmである. また,石英ファイバの片端面には赤外線温度計に 使用可能なコネクタ(FC コネクタ)を装着してい る.購入した石英ファイバを赤外線温度計に接続 し、ファイバ内を透過する赤外線によって温度計 測が可能か実験を行った.熱源には半田ごてを使 用した.温度計の感度を上げるために放射率を 0.1 に設定し、実験を行った.はじめに赤外線温 度計に接続している光ファイバを用いて半田ごて の温度(730℃)を測定し、切削用石英ファイバで同 様に半田ごての温度(386℃)を測定した.測定され た温度には差があるが,校正を行えば問題はない. また,切削用石英ファイバを赤外線が伝達し,温 度の測定が可能であることを確認した.



切削実験を行う前には石英ガラスの放射率測定, 切削実験用ファイバの校正が必要である.そのた め,半田ごて用ヒータによって石英ガラスを加熱 し,熱伝対温度計と同時に温度測定を行いながら 放射率測定,切削実験用ファイバの校正を行う.

熱電対と赤外線温度計に装着した切削実験用フ

ァイバを用いて石英ロッドの温度(同時・同一箇 所)を測定し, 測定値から校正値を得る. 半田ごて ヒータの中に直径 8mm の石英ガラスロッドを挿入 し,加熱した.半田ごてヒータへは単巻き変圧器 を利用して印加電圧を調整(85~125V)し,温度を 変化させた. 石英ガラスロッドには直径 1mm, 深 さ 5mm の穴を開け、同時・同一箇所での温度測定 が可能になるよう熱電対先端と切削実験用ファイ バを差込んだ(図 4.10 参照). 測定結果を図 4.11 に示す.熱電対より赤外線温度計(切削実験用ファ イバ)による測定値の方が約 100℃高い値を示し ている.この温度差から校正値を算出すれば,石 英ガラスファイバの温度を得ることが可能となる. 図 4.12 に熱電対指示温度と赤外線温度計の指示 温度を示す. 測定した温度の範囲内では直線性が 高く,この線の傾きから石英ガラスファイバによ る測定温度(切削温度)の校正ができる.

4.2.3 切削温度測定実験 切削実験に使用する 石英ファイバの直径は 125 µm である.この直径で はフライカットを行うための機械的な固定は不可 能であるため、スライドガラスへ接着して真空チ ャックへ固定した.石英ファイバとスライドガラ スの接着には、化学反応形接着剤(瞬間接着剤、エ ポキシ系接着剤)を使用した.

4.2.3.1 Z 軸方向切削 フライカットの被削 材は X 軸側面に取り付け, X 軸を移動させて加工 を行う.そのため,石英ファイバは X 軸の移動方 向と平行にスライドガラスへ接着する必要がある. しかしながら,実現が困難なため工具を Z 軸方向 に主軸を移動させて石英ファイバの切削を試みた. Z 軸方向の工具移動であれば,光ファイバの接着 には精度が要求されない.接着には瞬間接着剤を 使用した.加工条件を表4.1に示す.

表 4.1 石英ファイバの加工条件(Z軸方向)

主軸回転数	500 min <sup>-1</sup>
送り速度	0.2 mm/min (0.4 μm/rev)
加工方向	ダウンカット
切削油剤	乾式

直径 125μm の石英ファイバを工具が横切る時 間は、0.125÷(0.2÷60)=37.5(秒)である.工具が

ファイバを横切る間に回転する回数(切削回数)は、 37.5×(500÷60)=312.5 回. 切削温度のデータ取 得には十分な回数である.また、1回の切込みで ファイバが切削される時間は、ファイバを切削す る回転角とその角度を通過する回転速度から算出 する.まず,直径 125 µmの石英ファイバを切削す る回転角は、工具の回転半径が 19mm であるから cos<sup>-1</sup>(19-0.125)/19=6.576(°)となる.次に,回 転角 6.576°を通過する時間は(6.576÷360)÷ (500÷60) ≒0.0022(秒). 石英ファイバを切削する 時間は 0.0022 秒なので, ファイバ式赤外線温度セ ンサの応答時間(0.001 秒)で測定可能な切削時間 である、表4.2に上記の計算式から切削時間を求 めた結果を示す. コアは石英ファイバの中心部分 に存在し、光が通過する屈折率の高い部分である. クラッドはコアと同軸の外周で、屈折率の低い部 分である.

表 4.2	石英ファ	イノ	、の切削時	間と	主軸回転数
-------	------	----	-------	----	-------

切削時間 (sec)		回転数(min <sup>-1</sup> )
ц	0. 00277	250
7	0.00139	500
	0. 00092	750
	0. 00069	1,000
ク	0.00438	250
ラ	0.00219	500
ッ	0.00146	750
۲	0.00110	1,000

赤外線温度計で検出可能な加工条件(主軸回転数)は、コアの部分では 500min<sup>-1</sup>、クラッドでは 1,000min<sup>-1</sup>であることが分かる.

切削実験は、カセンサ内蔵真空チャックにスラ イドガラスを吸着させ、そこに接着した石英ファ イバをフライカットした.切削時に発生する赤外 線は、切削力と同期して発生すると考えられる. そのため、切削温度となる赤外線温度計のアナロ グ出力は、切削力をトリガにして USB デジタルス トレージオシロスコープから PC ヘデータを取り 込むことにした.

赤外線温度計で温度測定を行うためには被測定 物の放射率(0~1)を設定する必要がある.石英ガ ラスの光ファイバから発生する赤外線(切削温度) を測定するので,温度計の放射率は取扱説明書に 記載されているガラスの値(0.94)に設定した.

石英ファイバの切削を行ったが、切削力の検出 中(光ファイバ切削時)に温度計からの出力は検知 できなかった. 2 軸方向の送りでは、石英ファイ バは側面から加工される.石英ファイバを固定し ている接着剤も同時に切削されるため、加工の進 展に伴って固定力は低下する.そのため、石英フ ァイバが剥離したと考えられる.したがって、加 工方向を変更することにした.

4.2.3.2 X 軸方向切削 切削温度を測定する ため, X 軸方向への加工を試みた. 光ファイバを X 軸と平行にガラス板などに接着するためには, 治 具またはガイドが必要となる. 被削材を X 軸に取 り付けて Z 軸固定で直線溝をフライカットすると, X 軸と平行な溝を掘ることができる. この溝をガ イドとして利用すれば, X 軸の移動方向と平行に 光ファイバを接着することが可能となる. 以上の 方法でスライドガラスへ溝をフライカットし, そ の溝の中に光ファイバを接着した.

物体の温度を赤外線温度計で測定する際,放射 率を1に設定すると最も低い温度を示し,放射率 の値が小さくなると高い温度を示す.したがって, 放射率を小さくすると感度が上昇することになる. 4.2.3.1では放射率をガラスの0.94に設定し,温 度計からの出力測が得られなかった.X軸方向切 削では,超硬合金工具(光沢金属:0.05)の放射率 に設定して感度を高めることにした.

光ファイバのフライカットでは、主軸回転数 500min<sup>-1</sup>,送り速度 1mm/min の加工条件で開始し た.しかしながら、赤外線温度計の出力が得られ ないため、回転数と送り速度を低下させて工具と 光ファイバの接触時間が増加するように変更した. 250mim<sup>-1</sup>,0.3mm/min の切削条件で得たデータの例 図4.13 に示す.図中の切削力には、石英ファイバ の切削力だけではなく、接着剤(エポキシ系)の切 削力も含まれている.前半の切削力は、直径が125 μm の石英ファイバの加工で発生するために出力 が低い.後半の切削力はガラス板の切削力(前加工 の切残し)となるので、高い出力が検出されている. しかしながら、赤外線温度計の出力(図中赤線)に は変化がなく、切削温度の検出はできなかった.



切削温度の計測では,赤外線温度計の応答時間 (1msec)で十分対応できるように切削時間が長く なる条件で実験を行った.しかしながら,切削温 度が検出されないため,発生熱量(切削温度)を高 める条件に変更することにした. 前述の(1), (2) 式によれば、切削速度(摩擦速度)の上昇は切削温 度(摩擦温度)を上昇させることになる.表4.2の 計算結果では主軸回転数1,000min<sup>-1</sup>ならば赤外線 温度計の応答時間で検出可能となる.したがって, 主軸回転数を増加させ、加工実験を行った. 主軸 回転数 1,000min<sup>-1</sup>,送り速度 1mm/min での実験結 果を図4.14に示す.前加工からの切込み量を5µ m 減少させ、切り残しによる切削力の低下を図っ た. 1N 程度のファイバ加工の切削力(前半)と切 り残しによる切削力(鋼板)が検出されているが, 温度計出力は検出できなかった. ファイバの直径 が125µmと微小なために切削熱の発生が少なく、 赤外線温度計では検出できなかったと考える.



石英ファイバ切削による切削温度の測定はファ イバ式赤外線温度センサ(ジャパンセンサー製, FTZ6-R300-5B12)では検出できなかった.切削温 度の測定は加工現象の解明には重要である.セン サの変更など実験方法を見直し,石英ファイバ切 削による切削温度の計測を引き続き試みて行きた いと思う.

#### 4.3 スカイフによる工具研磨

スカイフ盤を使用し,超硬合金工具(K10),単結 晶ダイヤモンド,バインダレス cBN 工具の研磨を 行った.超硬合金工具とバインダレス cBN 工具は 逃げ面を研磨した.単結晶ダイヤモンドはダイヤ モンド角柱(住友電工製 PD1540KK)を使用し,角柱 の端面に 30°の面取りを施した.スカイフ盤の回 転数は約 1,400min<sup>-1</sup>,(880m/min), #1,000のダ イヤモンドペーストをオリブ油で希釈してスカイ フ表面に塗布した.塗布後はオイルストーンを用 いてスカイフ表面に埋め込む作業を行った.工具 研磨面の表面粗さは非接触三次元測定装置(三鷹 光器 NH-3SP 改)を使用し,研磨方向に対して直角 方向および平行方向の測定をした.結果を表 4.3 と図 4.15 に示す.

表4.3 スカイフ研磨による表面粗さ(µm)

工具材料	工具材料 表面料	
	直交方向	平行方向
単結晶ダイヤモンド	0.00386	0.00239
超硬合金(K10)	0. 03248	0.01255
バインダレス cBN	0. 10227	0.15804



表面粗さは単結晶ダイヤモンド,超硬合金,バ インダレス cBN の順となった.加工面の表面粗さ の測定方向は,研磨方向(加工方向)と直角では砥 粒による加工痕を横切る.そのため,砥粒の大き さ・砥粒間隔の影響を強く受け,一般的に平行方 向より測定値が大きくなる.一方,研磨方向と平 行に測定すると加工痕の影響は受けないため,測 定値は直交方向より低下する.単結晶ダイヤモン ドと超硬合金の研磨面では,研磨方向と平行の表 面粗さが良好な値となっている.しかしながら, バインダレス cBN では逆の結果となった.



図 4.16 単結晶ダイヤモンド研磨面の 光学顕微鏡像



図 4.17 超硬合金研磨面の光学顕微鏡像



図4.18バインダレス cBN 研磨面の光学顕微鏡像

光学顕微鏡による研磨面の像を図 4.16 には単 結晶ダイヤモンド, 図 4.17 には超硬合金, 図 4.18 にはバインダレス cBN, を示す.単結晶ダイヤモ ンドと超硬合金の研磨面には,研磨痕が見られる がクラックやチッピングは観察できない.バイン ダレス cBN でも研磨痕は観察できるが,加工面全 体に空孔のようなものが観察できる.これが,表 面粗さを低下させている原因と考えられる.その ため,バインダレス cBN の研磨面を電子顕微鏡 (SEM)で観察することにした.

図4.19はバインダレスcBN工具を逃げ面方向か ら観察した像である.逃げ面部分の研磨痕は,光 学顕微鏡では明瞭に観察できたが SEM では不鮮明 である、撮影倍率を 500 倍に変更し、研磨面を観 察した像を図4.20に示す.研磨痕と共に空孔と思 われるものが観察できる. さらに倍率を拡大し, 1,000 倍で撮影した像を図 4,21 に示す。研磨面表 面には空孔が鮮明に観察できる。この空孔はスカ イフ研磨によって発生したのか、材料中に存在し ているものか、確認する必要がある、そこで、ス カイフ研磨を行っていない箇所を観察することに した、図4.22は工具逃げ面でスカイフ研磨を行っ ていない箇所の観察像(1,000 倍)である. 図 4.21 に見られるような空孔は観察できない. さらに倍 率を3,000倍に拡大した像を図4.23に示す、微細 な凹凸が一様に存在している表面であることが分 かる. スカイフ研磨によって凸部が消滅し, 凹部 が残留して空孔となった可能性もある。研磨方法 を変更し、バインダレス cBN の表面状態を確認す る必要がある.



図 4.19 バインダレス cBN 工具の逃げ面 SEM 像



図 4.20 バインダレス cBN 研磨面の SEM 像



図 4.21 バインダレス cBN 研磨面の SEM 像



図 4.22 バインダレス cBN 非研磨面の SEM 像



図 4.23 バインダレス cBN 非研磨面の SEM 像

本研究では、「硬脆材料」を対象とする超精密 加工技術の高度化を目指した加工実験を行った. 対象とする硬脆材料にはガラスを選択し、加工方 法は延性モード切削(フライカット)である.

フライカットによる延性モード切削では,加工 面の品質向上を主眼に置いた加工実験中心の研究 を行い,以下の結果を得た.

- ・カセンサ内蔵真空チャックを製作し、切削力の 測定を行った.その結果、加工開始時のX方向 切削力はアップカットとダウンカットでは方向 が異なっており、ダウンカットでは工具回転に よる工作物送り方向への力が計測されていた.
- ・切削温度の測定では、ファイバ式赤外温度計へ 石英ファイバをFCコネクタで接続し、その石英 ファイバを切削する手法を考案した。しかしな がら、ファイバ式赤外温度計の能力(応答時間と 計測温度)では切削温度の測定ができなかった。
- ・単結晶ダイヤモンド,バインダレス cBN, 超硬 合金をスカイフ研磨した.研磨面の表面粗さは ダイヤモンドが最も高く,次いで超硬合金,バ インダレス cBN の順であった.
- ・バインダレス cBN のスカイフ研磨面には、電子 顕微鏡(SEM)観察で空孔が確認された.この空孔 の発生原因を確認する必要がある.

#### 謝辞

本研究は,財団法人JKAの競輪補助金を受け て実施したものであり,ご支援いただいた関係各 位に深く感謝いたします.

#### 参考文献等

- 大久保博行,北野信延明,樫村誠一:石英ガラ スの高精度微細加工技術およびその応用,日立 電線,工学技術研究誌,2006-1,No25
- 2)飯塚 保,浅倉 豊:硬脆材料の超精密加工に 関する研究,加工技術高度化に関する研究, KSK-GH19-3,2008,9
- 3) 超精密加工編集委員会:超精密加工の基礎と実際,日刊工業新開社,2006,52

4) 横川和彦,横川宗彦:研削加工のすすめ方,工

業調査会, 1992, 156

- 5) ダイヤモンド工業協会:ダイヤモンド工具マニ ュアル,工業調査会, 1979, 48
- 6)角谷 均:世界で2番目に硬い物質の実用化, 日本機械学会誌,103,979,(2000),370
- 7)ダイヤモンド工業協会編:ダイヤモンド技術総覧, NGT 出版, 2007,46
- 8) 三菱マテリアル(株):総合カタログ 2006-2008, F031
- 9) 宮下政和: ぜい性材料の延性モード研削加工技 術ーナノ研削技術への道, 精密工学会誌, 56, 5, (1990) 782
- 10) R. Brehm, K. van Dun, J. C. G Teunissen and J. Hasma; "Transparent single-point turning of optical glass " A phenomenological presentation, PRECISION ENGINEERING, 1979, 207-213
- 11)飯塚 保, 上野 滋, 森田 昇: ガラス切削が 可能な超精密旋盤の開発, 型技術ワークショッ プ 2009 in 金沢講演論文集, A-7
- 12) J. France, J. W. Roblee, K. Modemann: Dynamaic characteristics of the Lawrence Livermore National Laboratory Precision Engineering

Research Lath, PRECISION ENGINERING, 13, 3 (1991) 196

- 13) 今橋孝弘: 宝石の加工,加工技術データファイル第9巻別刷,(財)機械振興協会技術研究所, 1986,79
- 14) 岩井 学,鈴木 清,植松哲太郎,安永暢男, 三宅正二郎:ダイヤモンドの高速摺動研磨法の 研究:第1報:単結晶ダイヤモンドの研磨 への適用,砥粒加工学会誌,46(2),82-87, 20020201
- 15) 安永暢男:ダイヤモンドの熱化学加工,砥粒 加工学会誌,46(1),17-20,20010101
- 16) 宮沢 隆, 村川正夫: ダイヤモンドのレーザ加 工, 砥粒加工学会誌, 46(1), 21-24, 20020101
- 17)宮本岩男,谷口 淳:ダイヤモンドのイオンビーム・電子ビーム加工,砥粒加工学会誌,46(1),26-28,20010101
- 18)横山哲男:モノづくりのための切削加工,日刊工業新聞社,2007,100
- 19) 安永暢男, 高木純一郎: 精密機械加工の原理, 工業調査会, 2002, 72
- 20)バウデン・テイバー:固体の摩擦と潤滑,丸善, 1978,46

# 温度制御による加工技術信頼性向上に関する研究

田中清志

The study of reliability advancement in processing technology by controlling the temperature

Kiyoshi TANAKA

# 1. はじめに

ヒートパイプのルーツを探ってみると, 1942年 に米国オハイオ州にある G. M 社の R. S. Gaugler が特許出願した「Heat Transfer Device(熱輸送装 置)」がヒートパイプに関する文献第1号であるこ とがわかる. このヒートパイプは冷凍機への応用 を目的としており, 蒸発部を凝縮部より上の方へ 設け, 液体に対し余分な仕事をせずに, 凝縮部か ら蒸発部へ液体を戻すというものであったが, 当 時の米国では実用化されなかった.

1963 年に米国原子力委員会(AEC)が出願した 「Evaporation-Condensation Heat Transfer Device(蒸 発 - 凝縮の熱輸送装置)」の中で"Heat Pipe(ヒート パイプ "という名前が初めて使われている.ここ でいうヒートパイプは、本質的には Gaugler の特 許と同一の伝熱素子であるが、構造的にはパイプ 内部の蒸気通路の断面積を一層大きく設定し、機 能的には作動温度範囲をはるかに広げた点で異な っている.現実には, Grover は Gaugler とは関係 なくヒートパイプを発明し、その実用化に成功し たのだった、その Grover はニューメキシコの Los Alamos 研究所のヒートパイプ研究所でヒートパ イプ研究チームを指導し、その研究業績を学会誌 に発表している. この研究所では、人工衛星用ヒ ートパイプの研究に注力しており、得られた研究 成果を基に製作した水-ステンレス鋼ヒートパイ プを搭載した宇宙船が初めて打ち上げられたのが 1967年であった. そしてヒートパイプは計画通り 良好に作動した.

Los Alamos の T. P. Cotter はヒートパイプ内部 の蒸気流と作動流体の流れ、そして、その流れに よって生じる熱移動に関する理論解析を行い 「Theory of Heat Pipe(ヒートパイプの理論)」とい う論文を発表している.この論文は後に続くヒー トパイプ研究者によって読み継がれており、良き 入門書としての役割を今でも果たしている.

ヨーロッパでは、英国原子力発電所が熱電子発 電装置に高温用ヒートパイプを使うことを目的に 研究を開始した.また、イタリアの Ispra(Joint Nuclear Research Center)でも同じ目的で研究を始 めていた.この Ispra では、C. A. Busse が中心 になって高温度(1,600~1,800℃)で作動するヒー トパイプの寿命の研究を行ってきた.Ispra の研究 業績は、急速に進展し、同研究所は現在まで、引 き続きヨーロッパでのヒートパイプ研究の中心的 存在になっている.しかし、ドイツの IKE、フラ ンスの核研究所、イギリスの Reading 大学、IRD 社、オランダの ESRO らの貢献も見逃すわけには いかない.このように初期の研究は宇宙船への適 用を中心に進められてきたのである.

ヒートパイプを初めて商品化したのは、米国の RCA 社であり(1966 年),これを契機としてヒート パイプは、世界各国で地上用各種機器の冷却、ま たは均熱化に使用されるようになった.

ヒートパイプ研究の進展ならびに広範囲な用 途開発を背景として、国際ヒートパイプ学会 (HPC)が開催されている.現在、日本のヒートパ イプは世界のトップレベルにある.そして、ヒー トパイプの応用分野は人工衛星をはじめとして、 廃熱回収用熱交換器、電気装置・電子素子の冷却、 音響機器の冷却、太陽熱や地熱の有効利用、プラ スチックモールド用金型の冷却、工作機械の主軸 冷却、包装機械、厨房機器、電力ケーブルの冷却、 モーター冷却、ブレーキの冷却、エンジン冷却な ど広範囲にわたっていて、今後より一層の進展が 期待されている.

しかし, ヒートパイプは熱輸送量が 100W・m 程

<sup>\*1</sup> 技術協力センター

度と小さく, さらに駆動力にウィックの毛細管力 を利用しているために重力の影響を受けやすく, トップヒートモードでの利用に限界があった. こ の限界を克服するものとしてループヒートパイプ (LHP: Loop Heat Pipe)とキャピラピポンプループ (CPL: Capillary pumped Loop)の研究が行われてい る.

1980年代から、大容量の熱輸送素子として毛細 管駆動型二相流体ループ(CPL)の研究開発が欧米 でなされてきた. CPLは、蒸発器、凝縮器、リザ ーバ、及びそれらを連結する配管(液管、蒸気管) と作動流体とから構成されている. 毛細管力を発 生するウィックは蒸発器のみに内蔵され、凝縮器 と配管は基本的には平滑管である.

欧米での CPL 開発とほぼ平行して, 旧ソビエト 連邦でも毛細駆動型の二相流体ループの開発がな されてきた. 当初は抗重力型ヒートパイプと呼ば れていたが, 1980 年代後半にループヒートパイプ (LHP)と改名された. LHP の構造的特徴は, リザ ーバが蒸発器と一体化され, 熱・流体的に結合し ていることである. 系の構成も, 単一の蒸発器と 凝縮器が基本となっている.

CPL や LHP は、ウィック等の構成要素の高性 能化とともに、複数蒸発器/凝縮器構成とした大熱 輸送量化や、凝縮器を蒸発器と同一形状にした双 方向熱輸送化、電子機器内部の熱制御を目的とし た小型化、そしてプロピレン等を作動流体とした 低温領域での使用等、さまざまな分野への応用が 進められている.

日本での研究は、宇宙利用関連での応用研究が 主で人工衛星内部の電子機器の熱を人工衛星外部 の放熱板に輸送する目的で研究が行われた.ひと つは、経済産業省が開発し2002年9月に打ち上げ られた人工衛星「次世代型無人宇宙実験システム (USERS)」の実験ミッションとして搭載された「展 開ラジエータ(CPDR)」の熱輸送手段として CPL の開発が行われた.図1.1に CPDR の外観を示す. もうひとつは、宇宙航空研究開発機構が開発し 2006年12月に打ち上げられた人工衛星「技術試 験衛星 VIII 型きく8号(ETS-VIII)」の実験ミッシ ョンとして搭載された「展開ラジエータ(DPR)」 の熱輸送手段として LHP の開発が行われた.図 1.2に DPR の外観を示す.しかし,地上用を目的 とした研究・開発は限られており,図1.3に示す MSI 社の例があげられるのみである.この遊園地 のループ型ジェットコースターのような形状は, 従来のヒートパイプと一線を画するデザインであ る.MSI ではこのユニークなヒートパイプを "CIRCU-PIPE(サーキュ・パイプ)"と呼び,CPU クーラーからのエアフローを利用して効果的な冷 却をするとしている.このように地上用としての 実用化研究は始まったばかりであり,今後の成果 が期待されている状況である.



図 1.1 USERS 搭載 CPDR



図 1.2 EVS-VIII 搭載 DPR

本報告においては、LHP の伝熱理論を構築する とともに、この理論を用いてある熱入力に対して の LHP の動作温度を予測し、LHP の最大熱輸送 量を予測する「LHP 設計ツール」の開発結果につ いて述べる.



#### 図 1.3 LHP による CPU 冷却

# 2. LHP の特徴

LHP の原理は HP(Heat Pipe)と同じで,液体の蒸 発と凝縮による潜熱と,蒸発器内のウィックの毛 細管力により液を環流させるシステムである. 図 2.1に LHP の特徴を示す.蒸発器に加えられた熱 は,蒸発器内の液体を気化させ蒸気として,蒸気 管を流れ凝縮器内で凝縮する.このとき蒸気が液 化する熱を外部に放出することで熱を輸送する仕 組みである.凝縮した液体は,液管を流れ蒸発器 内の毛細管力によりに蒸発器にもどる.

LHP の温度制御は,蒸発器と一体となったアキ ュムレータ(コンペンセーションチャンバとも言 う)により行われる. 図2.1 に示すように一系単一 蒸発器,単一アキュムレータ,単一凝縮器の構成 が基本となる.

LHP が基本的に HP と相違する点は,蒸気,液 の流れが同一方向のため,気液流間の相互作用(飛 散限界として現れる)がなく,ウィック部分が蒸発 器のみと短いため,ウィック内を流体が流れる際 の圧力損失が少なく,大量・長距離の熱輸送が可 能であること.また,熱輸送距離の変化に対して は配管の長さやレイアウトを変えることに対応可 能である.さらに,アキュムレータを付けること により,ループ内温度を熱負荷の変化に対して一 定に保つことである.



#### 3. LHP の用途とその効果

電子部品の熱管理は,製品化を成功させる鍵を 握る技術の一つである.受動的冷却技術から低温 技術まで,冷却技術は数多く存在する.例えばフ ァンを備えたフィン付きヒートシンク,熱電冷却 器,冷凍機,液体冷却などをあげることができる. どの冷却技術を選択するかは,熱流束,放熱量, 信頼性,静音性,実装性,保守,コストなどの要 因に左右される.すなわち,必要な冷却性能をで きるだけ安価なランニングコストで実現できる技 術が必要とされている.

現在のデスクトップ PC とサーバーのプロセッ サは概して, 放熱量が 100W を超え, 熱流束も 100W/cm<sup>2</sup>を超えている.受動的冷却ではもはや冷 却要求条件を満たすことはできない. 液体冷却, 熱電冷却, 冷凍機などの冷却技術は, 必要な冷却 性能を提供することができ, コンピュータの冷却 のために実用化されている. しかし, これらの冷 却技術はいまだ広く実用化されていない. その理 由として, システムへの実装が困難であり, 信頼 性が低い, 現時点での大量生産に不向き, さらに 特にコストが他の技術より高いなどがあげられる. 技術的に成熟し, ランニングコストが最も低いと いう理由で, コンピュータの冷却に最も広く用い られているのは空冷である.

熱を発生するプロセッサのチップ表面は通常 小さく,面積が約1cm<sup>2</sup>である.効率的な冷却のた めには,熱源と放熱部品間の温度勾配はできるだ け小さい方がよく,最もよく知られている低い熱 抵抗を持つ効率的な熱輸送デバイスはヒートパイ プである.基本的に,ヒートパイプは2相熱輸送 デバイスであって,少量の作動流体の入った密封 された真空容器である.その一方の端が暖められ ると、内部の液体が蒸発し、その蒸気が容器の冷 たい他端に移動して凝縮する. 蒸発時の潜熱が大 きいので、 容器の一方の端と他端との非常に小さ な温度差で多くの熱を輸送できる. したがって. ヒートパイプは非常に高い熱伝導率を持つデバイ スであり、その熱伝導率は、同じ寸法の中実銅製 デバイスの数百倍に相当する.

ラップトップPCは25~50W,デスクトップPC, 及びサーバーは80~130W 発熱量を放熱する必要 がある. デスクトップ PC とサーバーは, その多 くが依然としてアルミニウムフィン、ヒートシン クなど従来からの冷却方式を用いている. また, 最近では、ヒートパイプが用いられてきている. しかし、年々増加する CPU 発熱量や省スペース化 といった要求を、従来の冷却技術を用いた冷却シ ステムで対応することには限界がある. これらの 問題点の解決策としてループヒートパイプ(LHP: Loop Heat Pipe)の開発が行われている. 通常のヒ ートパイプは金属コンテナ管内に毛管材料を設置 しているため、長距離熱輸送が困難であり、また、 熱サイフォン式では、還流に重力を利用している ため、熱輸送が制限されるという欠点がある、上 記の点で LHP は有利であり, 今後, ますます増加 する CPU の発熱量に対応可能とするための冷却 技術として、有望である.

現在, IT 機器の省エネが大きな社会問題として 浮上してきている. サーバーや通信設備の小型化 により、データーセンターでは、単位面積あたり の収納台数が増加している. そのため,機器駆動 のための電力、さらに排熱を処理するための電力 の二重の「エネルギー問題」が深刻化してきてい る,特に排熱は「IT 産廃」と言われるようになっ ている.

図3.1は、IT 機器の国内消費電力の予想を示し たもので、データーセンターの消費電力が、約半 分を占めている. そのため, データーセンターの 機器駆動と排熱機器の省電力化が急務となってい る.



図3.1 IT機器の消費電力予想

例えば、サーバー50 台程度の小規模のデーター センターで1サーバーに20ユニットあるブレード の空調をファン(4 台)から LHP に変えると約 4.200kWh/年の省エネとなり、これは約84軒分の 家庭の年間の消費電力に相当し省エネ効果は大き いと考えられる.

#### 4.LHPの設計

#### 4.1 熟解析モデル

#### 4.1.1 初期状態

LHP の蒸気管と液管が十分に断熱されており 蒸発器に加えられた熱が、すべて凝縮器から放出 されると仮定すると、無負荷状態で熱の移動があ るのは蒸発器のみである. したがって、初期平衡 状態は凝縮器温度によって決定されると考えられ、 初期平衡状態での液量は以下の(4.1)式から求める ことができる.

$$M_{ini} = \rho_{in} V_{ini} = \rho_c V_{lini} + \rho_c V_{vini}$$
(4.1)

ここで,

V<sub>vini</sub> :

$$V_{loop} = V_{lini} + V_{vini} \tag{4.2}$$

M <sub>ini</sub>	:	初期封入量(kg)
$\rho_{in}$	:	封入液の密度(kg/m³)
ρ'.	:	凝縮器温度での飽和液密度(kg/m³)
ρີ。	:	凝縮器温度での飽和蒸気密度
		(kg/m³)
V <sub>in</sub>	:	封入液の体積(m³)
V <sub>lini</sub>	:	初期状態での封入液の体積(m³)
V	:	初期状態での蒸気の体積(m³)

V<sub>loop</sub> : LHP の全内容積(m<sup>3</sup>) である.

初期状態においては、LHP 内部に働く力はウィ ックの毛細管力のみであるため、まず蒸発器のウ ィックがすべて液で満たされ、次に液管が液で満 たされ、残りの液で凝縮器の一部が満たされ、最 後に LHP の残りの部分が蒸気で満たされている ことになる.この状態での LHP 各部の蒸気・液の 分布状態を図4.1 に示す.



図 4.1 LHP 内蒸気・液の分布状態

# 4.1.2 最適封入量

上記で示した LHP の初期状態から最適封入量 を求めることができる. 最適封入量は(4.1)式に図 4.1 の各部の体積を考慮して以下の(4.3)式から求 めることができる.

$$M_{ini} = \rho_{in} V_{in}$$
  
=  $\rho'_{c} V_{lini} + \rho''_{c} V_{vini}$  (4.3)  
=  $\rho'_{c} (V_{c} + V_{l} + V_{ew}) + \rho''_{c} (V_{ev} + V_{v})$   
ここで,  
 $V_{c}$  : 凝縮器の体積(m<sup>3</sup>)  
 $V_{1}$  : 液管の体積(m<sup>3</sup>)  
 $V_{ew}$  :  $\dot{\sigma} \tau \gamma \rho 空孔部の体積(m3)$   
 $V_{ew}$  : 蒸発器蒸気部の体積(m<sup>3</sup>)

V<sub>v</sub> : 蒸気管の体積(m<sup>3</sup>)

である.

# 4.1.3 気液界面の後退

ウィック内部への液の供給は熱負荷の増加に より多くなり、それとともにウィック内部での液 の流れによる圧力損失が増加する.さらに、熱負 荷が増加するとウィック先端部の蒸発面で渇きが 生じ徐々にウィック内部にまで広がっていく.こ の現象を「気液界面の後退」と定義し、その状態 を図4.2 に示す.



図4.2における気液界面の傾きは、熱入力、ウ イック材質、ウイック長さ・厚さに依存すると考 えられる.蒸発がウィック蒸発面で一様に起こる と仮定した場合、最大熱負荷状態におけるウィッ クの実効長は式(4.4)により評価することができる.

$$l_{eff} = \int_{0}^{l_{e}} (x / l_{e}) = \frac{l_{e}}{2}$$
(4.4)

ここで,

leff : ウィックの実行長(m)

le : ウィック全長(m)

である.

# 4.1.4 作動温度と圧力の計算

LHP の作動温度と圧力を求める性能予測計算 を行うに当たって、以下の仮定を行った.

- (1)LHP の蒸発器と凝縮器以外は,外部と断熱さ れている
- (2)蒸発は,蒸発器内のウィック伝熱面で一様に 起こる

(3)LHP内の蒸気は飽和蒸気である

(4)作動液の温度は、冷却水温度と等しい(凝縮器 で十分サブクールされる)

予測計算のフローチャートを図4.3に示す.手 順は最初に,作動流体の種類,封入量,密度より 封入流体の質量(man)を計算する.次に,冷却水温 度(T<sub>a</sub>)と熱入力(Q)を決める.次に,LHPの動作温 度である飽和蒸気温度(T<sub>sat</sub>)と飽和蒸気圧力(P<sub>sat</sub>)を 仮定し,その温度での蒸発潜熱(L)より以下①で示 す方法により質量流量(*m*)を求める.次に,②で 示す方法により凝縮器内での蒸気の凝縮長を求め, LHP 内の蒸気部容積と液部容積を確定し流体の 全質量を求める.最後に,先で計算した質量が封 入した質量に等しくなるまで飽和蒸気温度(T<sub>sat</sub>)を 仮定し直し繰返し計算を行う.こうしてある熱入 カに対する LHP の飽和蒸気温度(T<sub>sat</sub>)と飽和蒸気 圧力(P<sub>sat</sub>)が算出できる.



図4.3 温度予測計算フローチャート

#### ①質量流量の求め方

蒸発器に加えられた入力熱量は、作動液の温度 を飽和蒸気温度( $T_{st}$ )まで上げるための顕熱( $Q_i$ )と 作動液が蒸発するときの蒸発熱( $Q_v$ )に使われる. 顕熱( $Q_i$ )と蒸発熱( $Q_v$ )は、それぞれ質量流量( $\dot{m}$ )の関数として以下の(4.5)(4.6)式から求めることが できる.

$$Q_v = \dot{m}L \tag{4.5}$$

$$Q_l = \dot{m}C(T_{sat} - T_c) \tag{4.6}$$

Q=Q<sub>v</sub>+Q<sub>1</sub>より *n* は以下の(4.7)式から求めるこ とができる.

$$\dot{m} = \frac{Q}{L + C(T_{sat} - T_c)} \tag{4.7}$$

# ②凝縮長と凝縮による圧力損失の求め方

凝縮器内で凝縮が完了したときの圧力は LHP 内の飽和蒸気圧力から凝縮による圧力損失を引い た値となる.この圧力に対する飽和温度がサブク ール前の液温度となる.ここで、凝縮に関する計 算には藤井らのフロン系冷媒の水平管内凝縮から 導かれた以下の式(4.8)~(4..14)を用いた.なお、計 算にあたって蒸気の物性値は飽和温度(T<sub>st</sub>)の値, 液の物性値は式(4.8)で与えられる代表温度(T<sub>r</sub>)に おける飽和液の物性値を用いた.

$$T_{rl} = T_o + 0.3(T_{sat} - T_o)$$
(4.8)

$$n_{u} = \begin{cases} N_{uf} \left( N_{uf} \ge N_{ub} \right) \\ N_{us} \left( N_{uf} < N_{ub} \right) \end{cases} f_{i} = \begin{cases} f_{if} \\ f_{ib} \end{cases}$$
(4.9)

ヌッセルト数 $N_{uf}$ と $N_{ub}$ は,

$$N_{uf} = 0.018 \left( R_{el} \sqrt{\frac{\rho_l}{\rho_v}} \right)^{0.9} \left( \frac{x}{1-x} \right)^{0.1x+0.8}$$

$$P_{rl}^{1/3} \left( 1 + \frac{AH}{P_{rl}} \right)$$
(4.10)

ここで,

Ξ

$$A = 0.071 R_{el}^{0.1} \left(\frac{\rho_l}{\rho_v}\right)^{0.58} \left(\frac{x}{1-x}\right)^{0.2-0.1x} P_{rl}^{1/2}$$

$$H = C_{pl} (T_{sat} - T_o) / L$$

$$R_{rl} = 4\dot{m} (1-x) / (\pi d\mu_l)$$

$$N_{uf} = 0.725 \left(\frac{G_a P_{rl}}{H}\right)^{/4}$$

$$\frac{(1+3\times 10^{03} \sqrt{P_{rl}} C^{(3.1-0.5/P_{rl})})^{0.3}}{(1+DB)^{1/4}}$$
(4.11)

$$B = \frac{\left\{1 + 1.6 \times 10^{11} (H / P_{rl})^{5}\right\}^{1/4}}{\sqrt{\rho_{l} / \rho_{v}}}$$

$$\left\{\frac{\left(G_{a} P_{rl} / H\right)^{1/4}}{\overline{m}_{l} (x / (1 - x))}\right\}$$

$$C = 0.47 \left(\frac{\rho_{l}}{\rho_{v}}\right)^{0.5} \left(\frac{H}{P_{rl}}\right)^{1/12} (R_{el} x / (1 - x))^{0.9}$$

$$/(G_{a} P_{rl} / H)^{1.1/4}$$

$$D = 20 \exp(-\overline{m} / 3000)$$

$$G_{a} = gd^{3} / v^{3}$$

$$\overline{m} = \dot{m} / (d\mu_{l})$$

$$\overline{m}_{l} = \dot{m} (1 - x) / (d\mu_{l})$$

である.

気液界面摩擦係数 fif と fib は,

$$f_{if} = \frac{0.12}{R_{el}^{0.2} \left(\frac{\rho_l}{\rho_v}\right) \left(\frac{x}{1-x}\right)^{0.4-0.2x}} + \frac{u_i}{\overline{u}_v} (4.12)$$

$$f_{ib} = 0.45 \left\{ \frac{\left( H/G_a p_r \right)^{1/4}}{R_{el} \left( \frac{x}{1-x} \right)} \right\}^{0.2} \left( \frac{H}{P_{rl}} \right)^{1/6} (4.13)$$

ここで、

$$\frac{u_i}{\overline{u}_v} = \frac{w}{\rho_v \overline{u}_v} = \frac{N_u \sqrt{\alpha} H / P_{rl}}{R_{el} \left(\frac{x}{1-x}\right)}$$

である.

$$-\frac{dp}{dz} = \frac{G^{2}}{\alpha} \frac{d}{dz} \left(\frac{x^{2}}{\alpha \rho_{v}}\right) + \frac{2}{\sqrt{\alpha}d}$$

$$\left\{2u_{\delta}w + \frac{f_{i}}{\delta_{v}}\left(\frac{G_{x}}{\alpha}\right)\right\}$$

$$\Xi\Xi\overline{C},$$

$$\alpha = \left\{1 + \frac{1-x}{x}\sqrt{\frac{\rho_{v}}{\rho_{l}}}\right\}$$

$$G = \frac{4\dot{m}}{\pi d^{2}}$$

$$\Xi\Xi\overline{C},$$

$$\Xi\Xi\overline{C},$$
(4.14)

m:質量流量(kg/s) x: クオリティ
 g:重力加速度(m/s<sup>2</sup>) H:相変化数
 Pn:液プラントル数 Ga:ガリレオ数
 Rel:液レイノズル数 Ts:飽和蒸気温度(K)
 To:管壁温度(K) d:管内径(m)
 L:凝縮潜熱(J/kg) ρ:密度(kg/m<sup>3</sup>)
 Cpl:液の定圧比熱(J/kg)
 μ:液体粘度(kg/ms) α:ボイド率
 v1:液体の動粘度(m<sup>2</sup>/s)
 z:軸方向距離(m) G:質量速度(kg/m<sup>2</sup>s)
 u,:気液界面での吸い込み速度(m/s)

 $\dot{u}_{\nu}$ :平均蒸気流速(m/s)

us:気液界面の速度(m/s)

w:単位面積・時間当たりの疑縮量(kg/m<sup>2</sup>s) である.

凝縮長の計算は、図4.4に示すような微小区間 を考え、そこに以下に示す(4.15)~(4.17)式をあて はめて、これを満足する Δz を算出し総和を求め る.

$$\Delta Q = \dot{m} (-\Delta z) L \tag{4.15}$$

$$\Delta Q = \pi N_u \lambda_l (T_s - T_o) \Delta z \qquad (4.16)$$

$$\Delta Q = \frac{T_o - T_c}{\frac{1}{2\pi} \left( \frac{1}{\lambda} \ln \frac{d_2}{d_1} + \frac{2}{h_o d_2} \right)}$$
(4.17)

ここで,

- 23 -





具体的には、1区間のクオリティの減少量 Δx を 0.01 に設定し、質量流量( m)より最初に仮定し た飽和温度における必要な物性値を計算する. 式 (4.15)より ΔO が求まる. 次に, 凝縮管内壁温度(T。) を仮定し、式(4.16)と(4.17)を同時に満たす(T。)が見 つかるまで繰り返し計算を行う. ここで, 式(4.16) のヌッセルト数は式(4.9)から(4.11)で求めた値を 用いる. 凝縮管内壁温度(T<sub>o</sub>)が決まれば、クオリ ティが 0.01 減少する区間長(Δz)が求まる.凝縮長 と同時に各微小区間における圧力損失も式(4.14) より計算できるので、クオリティが Δx 減少した 後の飽和蒸気圧(Psu-ΔP)が決まり、次の区間の仮 定する飽和温度を決めることができる. この計算 をクオリティが0になるまで繰り返す.その結果, 各微小区間長(Δz)と凝縮による圧力損失(ΔP)の総 和として、凝縮長(z)と凝縮による圧力損失(ΔPcm) が計算できる.

# ③蒸気体積と液体積による動作温度の推定

LHP の全体の体積(V<sub>kop</sub>), 蒸気部の体積(V<sub>v</sub>), 及 び液体部の体積(V<sub>i</sub>)は既知である. また, 前項ま での計算によって凝縮長(2)が決まるので、凝縮区間の体積(V<sub>c</sub>)が求まる.ここで、ウィック中の気液界面の後退による液部体積の変化量(V<sub>w</sub>)は、 LHP 全体の体積に比べて非常に小さいので無視すると蒸気部体積は、V<sub>v</sub>+V<sub>c</sub>となり蒸気の質量は以下の式(4.18)から求めることができる.

$$m_{\nu} = \rho_{\nu} \left( V_{\nu} + V_{c} \right) \tag{4.18}$$

ここで,

ρ<sub>v</sub>: T<sub>st</sub>での蒸気の密度(kg/m<sup>3</sup>)

である.

また,液体の質量は以下の式(4.19)から求めることができる.

$$m_l = \rho_l (V_l - V_c) \tag{4.19}$$

ここで,

ρ<sub>1</sub>: サブクール温度での液の密度(kg/m<sup>3</sup>) である.

したがって,計算上の作動流体の質量は m<sub>v</sub>+ml と 算出される.これと最初に求めた封入液体の質量 (m<sub>ul</sub>)が

$$m_{all} = m_v + m_l \tag{4.20}$$

の関係を満足するまで LHP の作動温度(T<sub>su</sub>)を仮定しながら繰り返し計算を行うことで、ある入力 熱量に対する LHP の動作温度を求めることができる.

# 4.2 最大熱輸送量計算モデル

LHP の熱輸送限界は、以下の式(4.21)に示すウ ィックの毛細管力と LHP 各部での圧力損失のバ ランスから求めることができる.

$\Delta P_{cap} \geq 1$	$\Delta P_w + \Delta P_c + \Delta P_v + \Delta P_{con} \tag{4.21}$
$+\Delta P \iota +$	$\Delta P_b + \Delta P_{ccap} + \Delta P_{lcap} - \Delta P_{vm}$
$\Delta P_{cap}$	: ウィックの毛細管力(Pa)
$\Delta P_w$	: ウィック中の液流の圧力損失
$\Delta P_e$	:蒸発の圧力損失
$\Delta P_{v}$	: 蒸気管の圧力損失
$\Delta P_{con}$	: 凝縮の圧力損失
$\Delta P_1$	: 液管の圧力損失
ΔΡь	: 体積力の圧力損失
$\Delta P_{ccap}$	: 凝縮管の毛細管力

ΔP<sub>kep</sub>:液管の毛細管力

**ΔP<sub>vm</sub>** : 蒸気の動圧

式(4.21)を満足する熱量が最大伝熱量となる.最 大熱輸送量計算のフローチャートを図4.5に示す.



図4.5 最大熱輸送量計算フローチャート

# 4.2.1 毛細管力

蒸発器内のウィックの毛細管力は、以下の式 (4.22)から求めることができる.

σ : 表面張力(mN/m,Tsat 時の値)

d<sub>c</sub> : 最小毛管半径(m)

表 4.1 に代表的なウィック材料の特性(最小毛 管径,空隙率,透過率)を示す.

		空隙率	透過率	最小毛管径 D <sub>s</sub> (m) ×10 <sup>-4</sup>		×10 <sup>-4</sup>
		3	K×10 <sup>.11</sup>	酸化前	酸化後	計算值
1	<b>ラ</b> スクロス	0.510	1.151	1.875	1.726	0.3586
ケブ・ラクロス		0.439	0.4668	2.614	2.346	0.3045
7±11		0.746	0.2494	1.930	1.882	0.3135
1	#100	0.671	33.72	4.098	2.422	2.660
9 9	#165	0.596	13.72	2.433	1.652	1.536
1	#200	0.735	6.443	2.249	1.453	1.256
燒結金风		0.286	1.340	2.356	2.367	2.189
カーボンクロス		0.5476	4.334		4.471	-

表4.1 ウィック材の特性

ここで, 表 4.1 中のメッシュの最小毛管径は, 接触角が 0 の場合は以下の式(4.23) から求めることができる (図 4.6 参照).

 $D_c = (w+d_w) \cdots (4.23)$ 

- D<sub>c</sub> : 最小毛管径(m)
- w : メッシュ間隔(m)
- d<sub>w</sub> : 線径(m)

# 4.2.2 賞量流量

4.1.1 項の①に示した式(4.5)~(4.7)より求められる.

#### 4.2.3 ウィック中の液流による圧力損失

ウィック中の液流による圧力損失は以下の式 (4.24) から求めることができる.

$$\Delta P_{w} = \frac{\mu l_{eff} m}{K A_{w} \rho_{l} \gamma} \cdots (4.24)$$

- μ : 液粘性(Pa·s)
- l<sub>eff</sub> : 蒸発器の実行長(m)
- m : 質量流量(kg/s)
- K : 透過率
- A<sub>w</sub> : ウィックの断面積(m<sup>2</sup>)

ここで蒸発器の実行長 left の評価は以下のよう に行った.蒸発器において一様に蒸発が起こって いると仮定した場合,実行長はウィック中を作動 流体が流れる長さを le とすると,

と表される.

ウィックの断面積 A<sub>w</sub>は、気液界面の後退が起 こっているため、熱負荷の増加とともに減少して いく.ウィック中ではどこか一ヵ所にドライアウ トが発生すると、それが全体に広がっていくので、 最も気液界面の位置が低い部分の断面積を計算に 用いる.

また,透過率 K は,メッシュの場合以下の式 (4.26) から求めることができる.

$$K = \frac{d^2 \varepsilon^3}{122(1-\varepsilon)^2} \cdots (4.26)$$

有効率は、実験的に求めるか、製造業者のデー タを利用する.一方、Marcus は素線が交差してい ることを無視して以下の式(4.27)で求めた.

$$\varepsilon = 1 - \frac{\pi SNd}{4}$$
 .....(4.27)  
N : メッシュ数/inch

S : 縮れ係数(代表値:1.05)

# 4.2.4 蒸発による圧力損失

蒸発器内での液の蒸発による圧力損失は、以下 の式(4.28)から求めることができる.

$$\Delta P_e = Q \frac{\sqrt{(RT_{sat}/2\pi)}}{(L - RT_{sat}/2)r_{vle}} \cdots (4.28)$$

T<sub>stt</sub>: 飽和蒸気温度(K)

Q : 加熱量(W)

rv : 蒸気流路の半径(m)

# 4.2.5 蒸気管,液管での圧力損失

蒸気管,液管での圧力損失を求める.初めに蒸 気管での圧力損失の計算方法を示す.この方法は, 液管での圧力損失の計算にも使用できる.

蒸気管の管摩擦による圧力損失 ΔP<sub>f</sub>は、ダルシ ー・ワイスバッハ式(Darcy-Weisbach Equation)より 以下の式(4.29)から求めることができる.

$$\Delta P_f = \zeta_b \frac{l}{d} \frac{v^2}{2} \rho \cdots (4.29)$$

ム: 管摩擦係数

1 : 管長(m)

d : 管径(m)

v : 平均流速(m/s)

ρ : 密度(kg/m<sup>3</sup>)

平均流速 v は、質量流量を密度と管径で割るこ とより求まる. 管摩擦係数 λ は、層流場合と乱流 の場合(ブラジウスの抵抗式),それぞれ以下のよ うに表される.

層流 : 
$$\zeta_b = \frac{64}{R_e}$$
 ······(4.30)

乱流 :  $\zeta_b = 0.316 R_e^{(-1/4)} \cdots (4.31)$ 

さらに, 流路にベンドが含まれているときは, ベンドによる圧力損失 ΔP<sub>b</sub> も考慮する必要がある.

$$\Delta P_b = \zeta_b \frac{\nu^2}{2} \rho \cdots (4.32)$$

Re(d/r)>364 の場合

$$\zeta_{b} = 0.00515\alpha\theta(r/d)^{0.9}\cdots$$
 (4.33)

Re(d/r)<364 の場合

$$\zeta_b = 0.00431 \alpha \theta (r/d)^{0.9} \cdots \cdots (4.34)$$

- r : 曲半径(m)
- θ : 角度(°)
- α : 係数(表 4.2 による)

表 4.2 θに対する α

θ	α
45°	1+5.13(r/d) <sup>-1.47</sup>
90°	0.95+4.42(r/d) <sup>-196</sup> (r/d<9.85の場合) 1.0(r/d>9.85の場合)
180°	1+5.06(r/d) <sup>4.52</sup>

したがって, 蒸気管での圧力損失 ΔPvは,

となる.

# 4.2.6 凝縮による圧力損失

4.1.4 項の②に示した式(4.8)~(4..14)より求められる.

#### 4.2.7 液管での体積力

液管での体積力による圧力損失 ΔP<sub>b</sub>は,以下の 式(4.36)から求めることができる.

$$\Delta P_b = \frac{\rho_l A}{h} g$$
 ······(4.36)  
h : 配管高さ(m)  
g : 重力加速度(m/s<sup>2</sup>)

# 4.2.8 凝縮管,液管での毛細管力

凝縮管,液管が液で充満されたときに生じる毛 細管力(ΔP<sub>ccap</sub>, ΔP<sub>lcap</sub>)は,式(4.22)と同様に以下の 式(4.37)から求めることができる.

dc: 凝縮管,液管の直径(m)

# 4.2.9 蒸気の動圧

蒸気が蒸気管内を流れるときに生じる蒸気の 動圧 ΔP<sub>vm</sub>は,以下の式(4.38)から求めることがで きる).

### 5. LHP 設計ツールの開発

#### 5.1 概 要

4項の設計結果を用いて、LHPを設計・解析す るためのソフトウェア「LHP 設計ツール」の開発 を行った.本ソフトウェアは、蒸発器に加えられ た熱量に対してLHP の動作温度を求め、さらに与 えられた形状で LHP の最大熱輸送量を求めるソ フトウェア「LHP\_PP」と先のソフトを Excel 上で 動作させる「Excel インタフェース」から成り立 っている.LHP\_PP は、LHP の各部の詳細(蒸発器 形状、液管形状)と作動流体の種類、及び蒸発器 での吸熱熱量から LHP の動作温度を予測すると 共に、LHP の最大熱輸送量を求めることができる. この機能により、LHP により熱制御を行いたい対 象物とその周り環境から最適な LHP の設計が可 能となる.

設計・解析可能な LHP の形状を図 5.1 に, 各部 の詳細を表 5.1 に示す.



図 5.1 設計・解析可能なLHP 形状

表 5.1 副	设計•	解析可有	ビム	LHP	1工作
---------	-----	------	----	-----	-----

-##: <b>4% R</b> R	材質	Al,SUS,Cu	
孫兌岙	台数	1	
	材質	Al,SUS,Cu	
蒸気管	台数	1	
	ベントとエルボを考慮		
北王会年月月	材質	Al,SUS,Cu	
传正型自己音	台数	1	
	材質	Al,SUS,Cu	
液管	台数	1	
	ベントとエルボを考慮		
作動流体	R11,R113,NH4,CH3OH,H2O		
ヒートシンク	凝縮器の外壁		

Excel インタフェースは, LHP\_PP の入力データ, パラメータデータの入力作業とプログラムの実行 と出力データの確認を行う.

# 5.2 設計結果

LHP 設計ツールは実行時に入力したデータと, あらかじめパラメータファイルに記憶したデータ を入力データとして計算を実行して結果をセーブ ファイル出力する.プログラム処理の流れを図 5.2に示す.

プログラム実行時の入力データを表 5.2 に示す. パラメータファイルを表 5.3 に示す.

プログラム終了後の出力データを表5.4に示す.



図 5.2 LHP 設計ツール処理フロー

- 27 -

作動流体	1:R11,2:R113,3:NH4,4: CH3OH.5:H2O
流体封入量	m <sup>3</sup>
流体封入時温度	К
流体封入時温度での流体密度	kg/m <sup>3</sup>
セーブファイル名	
計算を開始する熱入力	W
最大熱入力	W
熱入力増加量	W
冷却水温度1~5	K

表5.2 入力データ

表 5.3	パラメー	ータフ	ァイル
-------	------	-----	-----

VLOOP:全体体積	VDEG:蒸気管ベントの角度	
AREA_EVAP: 蒸発器面積	VID1:蒸気管内径	
VLOOP L:液部体積	VLENGTH1:蒸気管長	
T_WICK1:ウィック厚さ	VN_B:蒸気管ベントの数	
DCI:ウィック最小毛管径	VN_E:蒸気管エルボの数	
KKI:ウィック浸透率	LRHO:液管曲率半径	
ID:凝縮管内径	LEDG:液管ベントの角度	
OD:凝縮管外径	LID1:液管内径	
RAMDA:凝縮管熱伝導率	LLENGTHI: 液管長	
CLENGTH:凝縮管長	LN_B:液管ベントの数	
VRHO:蒸気管曲率半径	LN_E:液管エルボの数	
VZETA_E:蒸気管エルボの損失係数		
LZETA_E:液管エルボの損失係数		

表5.4 出力データ

冷却水温度(K)	蒸発の圧損(Pa)
作動流体封入鼠(m <sup>3</sup> )	蒸気流の圧損(Pa)
封入流体温度(K)	凝縮による圧損(Pa)
封入時液体密度(kg/m³)	サブクール時圧損(Pa)
熟入力(W)	液流による圧損 (Pa)
蒸発潜熱分(W)	ウィック内での圧損(Pa)
顕熱分(W)	総圧力損失(Pa)
動作温度(K)	毛細管圧力(Pa)
サブクール温度(K)	蒸気質 岱(kg)
動作圧力(Pa)	液質量(kg)
赴縮長(m)	メリット数

計算結果の出力データは,表5.2と表5.3にま とめた入力データとともにセーブファイルに出力 される.

LHP 設計ツールは, Excel 上で入力データとパ ラメータデータの入力作業, プログラムの実行, 及び出力データの確認作業を行う.本プログラム の処理の流れを図 5.3 に示す. Excel 画面の"計 算実行"ボタンをクリックすると, プログラムを 実行するのに必要な計算条件パラメータ, LHP 形 状パラメータの値を Excel のセル上から読み取り, これらをそれぞれファイルに出力すると同時に, プログラムを実行するためのバッチファイルを作 成する.次に実行バッチファイルを起動し,結果 ファイルの値を Excel のセルに書き出す.図表示 のラジオボタンを選択したとすると,結果の書き 込まれている Excel セルより値を読込み,結果図 に値を表示する.



図 5.3 プログラムの処理の流れ

図 5.4 に Excel 画面上でのプログラムの実行方 法を示す.図 5.4 の左側(水色)が計算条件パラメ ータと LHP 形状パラメータをユーザが入力する 部分で,ここにそれぞれのパラメータを入力する. 図 5.4 の中央上部に"計算実行"ボタンがあり,ユ ーザが入力した値でプログラムを実行する.図 5.4 の右側(黄緑色)が熱入力刻みごとの計算結果 を表示する部分で,熱入力刻みごとのラジオボタ ンを選択することで右下の図にそれに対応する計 算結果を表示する.



図 5.4 Excel 画面上でのプログラムの実行方法

# 6. 海外出張報告

- ①出張先;米国,カリフォルニア州,サンフラン シスコ
- ②日 程; 2009.7.19-24
- ③出張目的; 2009ASME Summer Heat Transfer Conference において「温度制御による 加工技術の信頼性向上」に関する最新 の技術動向の調査
- ④内 容; 2009.7.19-24 に Westin St. Francis Hotel において開催された 2009ASME Summer Heat Transfer Conference において「Thermal Performance of the Mini-Loop Heat Pipe」を投稿す るとともに、開催された各セッションを受講し

「温度制御による加工技術の信頼性向上」に関 する最新の技術の動向を調査した.今回の会議 では以下のセッションに,総数330件の論文が 投稿された.

- Heat Transfer in Energy System
- · Thermo-physical Property

- · Theory and Fundamental Research
- Heat Transfer Equipment(Heat Pipe, Equipment Design, Electronic Packaging)
- · Fire and Combustion
- · Aerospace Heat Transfer
- · Heat Transfer in Multiphase System
- · Gas Turbine Heat Transfer
- Heat Transfer in Transport Phenomena in Manufacturing and Material Processing
- · Heat Transfer in Electronic Equipment
- · Heat and Mass Transfer in Biotechnology
- · Low Temperature Heat Transfer
- Environmental Heat Transfer
- · Computational Heat Transfer
- · Heat Transfer Education
- · Visualization of Heat Transfer

今後の LHP 研究の参考となった講演を以下 に示す.

・Mathematical Modeling of a Miniature Loop Heat Pipe with Two Evaporators and Two Condenser, Jentung ku, NASA:二台の蒸発器と凝縮器を有す る Mini-LHP の温度解析を, SINDA/FLUINT 及 び独自開発した LHP 解析サブルーチンを用い て実施した.

・Investigation of the Loop Heat Pipe Survival and Restart after Extreme Cold Environment Exposure, Jentung Ku, NASA: 月面等の低重力,極低温 (-150℃)での使用を考慮した LHP の開発.

・Loop Heat Pipe Design, Manufacturing, and Testing-An industrial Perspective, W.G Anderson, Advanced Cooling Technologies, Inc: 周方向と軸 方向に溝を有したウィックを試作し LHP の蒸 発器,凝縮器を可視化して熱輸送実験を実施.

・Thermal Performance of a Thin Flat Plate Heat Pipe, Wei, QU: Chinese Academy of Sciences:7×1×1mm のウィックを有する薄平板型 蒸発器を有する LHP の試作・試験.

・Steady-State Segmented Thermo-fluid Network Simulations of a Loop Heat Pipe Operating with Four Different Working Fluids, B.Rabi Baliga, McGill Unversity: 凝縮器内の二相領域を平均ク オリティを用いてモデル化し LHP 内の各部の 圧力・温度の解析を行った.

⑤所感:LHP 内の気・液の状態をモデル化して圧 カ・温度を解析する手法の提案が多く出された. 宇宙用のみならず LHP の適用として,航空機・ 電子機器への適用の可能性が示された.米国に おける LHP 研究の深さを感じたと同時に,われ われが模索しているサーバーへの適用は,非常 に妥当な考えであると感じた.

# 7.おわりに

本研究により以下の成果が得られた.

- ①LHP は熱輸送のための動力を必要としないため環境配慮の点で優れている。その用途としてサーバー内のブレードの熱輸送に使用すると多大な省エネ効果があることを示した。
- ②LHP内の物理現象を分析し、蒸発器に加えられた熱量に対してLHPの動作温度を予測する方法と、LHP各部の圧力損失と蒸発器内ウィックの毛細管力との関係からLHPの最大熱輸送量を予測する方法を確立した。
- ③上記手法を利用して、例えばサーバー等に LHP を適用するために必要な LHP の形状・ 材質・作動流体等を決定し、さらに LHP の 動作温度と最大熱輸送量を予測する 「LHP 設

計ツール」の整備を行った.

来年度以降,引続き本ツールの妥当性の検証を 行っていくとともに,パソコン,サーバー,家電 等の電子機械製品への適合性の評価も行っていく 所存である.

#### 謝辞

本研究は、財団法人JKAの競輪補助金を受け て実施したものであり、ご支援いただいた関係各 位に深く感謝いたします.

#### 参考文献

- G Eckert and M. Drake, "Analysis of Heat and Mass Transfer", McGraw-Hill. Inc
- F. Incropera and D. Sewitt, "Fundamentals of Heat and Mass Transfer", John Wiley & Sons
- 3) D. Reay and P. Kew, "Heat Pipes", Butterworth-Heinemann
- 4) 日本ヒートパイプ協会編,実用ヒートパイプ,(2001),日刊工業新聞社
- 5)藤井哲・太田博司・野津滋,冷 凍,No.52-672(1980),3435-3446
- 6) 田中清志,勝田正文他,宇宙用キャピラリーポンプループ(CPL)に関する研究,日本機械学会論文集 B,1996
- 7) Tanaka, K., Katsuta, M., Okamoto. A., Ijichi, K. and Wakabayashi, A., "Thermal Performance of the Capillary Pumped Deployable Radiator"12<sup>th</sup> International Heat Transfer Conference.,Grenoble, France,4(2002-8),447-452
- 8) 田中清志・勝田正文,機講論,No.71-706,B (2005),155-162
- 9) 大串哲朗,リザーバ内蔵ループヒートパイプ の熱特性に関する研究,日本機械学会論文集B 編,2006
- 10) 田中清志,温度制御による加工技術信頼性能 向上に関する研究,加工技術高度化に関する 研究,2007
- 11) 田中清志,温度制御による加工技術信頼性能 向上に関する研究,加工技術高度化に関する 研究,2008
- 12) 田中,第 45 回伝熱シンポジウム講演論文集

(2008), Vol. I, pp. 337-338

- 13) K.Tanaka, "Development of the Loop Heat Pipe(LHP)"2008ASME Summer Heat Transfer Conference, Jackonsonville, Frorida, USA, HT2008-56047
- 14) 田中清志,温度制御による加工技術信頼性能 向上に関する研究,加工技術高度化に関する 研究,2009
- 15) 田中ら,第 46 回伝熱シンポジウム講演論文集 (2009),Vol.III,pp.713-714
- 16) K.Tanaka, M.Katsuta, Y.Ohuchi, K.Saitou, "Thermal Performance of the Mini-Loop Heat Pipe(LHP)"2009ASME Summer Heat Transfer Conference,SanFrancisco,California,USA,HT200 9-88403

# 研究報告書

KSK-GH21-3

加工技術高度化に関する研究

平成 22 年 3 月 31 日 発行

発行所 財団法人 機械振興協会 技術研究所
 (〒203-0042)東京都東久留米市八幡町一丁目1番12号
 電話 042-475-1155 (代表)

印刷所 株式会社 芳文社 (〒194-0033)東京都町田市木曽町2320 電話 042-792-3100