水を用いた二相タービンの特性

東芝プラントシステム(株) 田中千加夫 東京海洋大学大学院 刑部真弘

Two-phase turbine using water By Chikao TANAKA and Masahiro OSAKABE

蒸気を用いたバイナリー発電タービンでは、蒸発器ピンチ温度の制約を受けるため、熱源である温泉水等を低温度まで熱 回収できない。蒸発器を廃止し、飽和水をノズルで減圧沸騰させ作成した二相流でタービンを駆動すれば、この制約を受 けない。また、代替フロン等の使用制限に対応するため、作動流体として水を用いることが切望されている。ところが、 水は沸騰遅れ等の非平衡が大きく、安定な二相噴流を生成するフラッシング末広ノズルの設計が難しい。このため、非平 衡二相臨界流モデルを用いて4種類のノズルを試作し、ノズル噴出流量や噴出状況を実験的に求めた。さらに、これらの ノズルを用いて、軸流衝動1段タービンを回し、回転数およびトルクを計測する事により、二相タービンを回すための最 適な条件を検討した。

キーワード: 蒸発器ピンチ温度,バイナリー発電,フラッシング末広ノズル,軸流衝動1段タービン

1. はじめに

わが国の一次エネルギーの大半は有効活用出来て おらず,多くの未利用熱エネルギーが廃棄されている。 また、温泉発電の利用可能なエネルギーは 53℃から 120℃の範囲内で 740 万 kW にもなるという報告があ る⁽¹⁾。こうした地熱および工場や船舶の排熱などに代 表される中低温の熱エネルギーを利用可能にするバ イナリー発電の一つとして,代替フロン等の作動流体 が気液二相流の状態でタービンを駆動する技術が提 唱された⁽²⁾。この技術では、作動流体は液体で先細末 広のノズルに流れ,内部で減圧沸騰してノズル出口で 高速の気液二相流が発生するという特徴を持つ。よっ て従来の蒸気タービンで必要とされている作動流体 をノズルの上流で気体にするための蒸発器や気水分 離器等が不要になる。さらに、タービン回転数は比較 的低回転数となるため減速機の設置が不要になる。こ れらシステムの簡素化により,導入時及びメンテナン スのコストダウンも期待することができる。

図1は、蒸気または二相タービンのボイラ部熱伝達 の違いである。横軸を交換熱量とし縦軸を温度とした 図で、蒸発器特有のピンチ点による制約が二相タービ ンではなくなり、温泉水等の熱を低温まで利用可能と なることが分かる。さらに、環境保全を考えると、タ ービンを駆動させる作動流体を代替フロン等ではな く水としたい。ところが、水は沸騰遅れ等の非平衡が 大きく、安定な二相噴流を生成する末広ノズルの設計 が難しい。これまでの水を用いた実験で、ノズル絞り 部までの非平衡と、末広部での非平衡が異なることを 指摘してきたが⁽³⁾、非平衡の変化は単調ではなく詳細 は不明である。この技術の要である二相ノズル及びタ ービンの特徴や性能を把握するための基礎実験を行 った。

2. 非平衡二相臨界流モデルによる検討

高温高圧の温水を末広ノズルで減圧沸騰させ,一部 を気化させて二相流を生成することを考える。ノズル のど部付近で沸騰する際に相変化の遅れ,すなわち沸 騰が遅れる非平衡現象が生じることを考慮する。ただ し、一旦気泡が発生すると非平衡は急速に緩和される ことが予想される。



図1 ピンチ温度による制約

本研究では、蒸気表を直接用いて非平衡二相臨界流 を計算する⁽⁴⁾。国際蒸気状態式および補間式を用いて、 減圧後における圧力 p における物性値を以下のよう に計算する。圧力 pe におけるエントロピーは、

$$s = xs_{Gs} + (1 - x)s_{Ls}$$
(1)

ここでxはクオリティ, *sGs*, *sLs*は減圧した圧力での それぞれ飽和蒸気および飽和水のエントロピーであ る。断熱変化であると考えると,このエントロピーは, 入口でのエントロピー*so*と等しいので,クオリティは

$$x = \frac{S_0 - S_{Ls}}{S_{Cs} - S_{Ls}}$$
(2)

と求めることができる。この結果,平衡状態の均質比 容積およびエンタルピーを次の式から求めることが できる。

$$v_e = xv_G + (1 - x)v_{Ls}$$
(3)

$$h = xh_{Gs} + (1 - x)h_{Ls}$$
(4)

ここで*v_{Gs}, v_{Ls}*は, それぞれ減圧した圧力での飽和 水および飽和蒸気の比容積である。また, *h_{Gs}, h_{Ls}* は, それぞれ減圧した圧力での飽和水および飽和蒸気 のエンタルピーである。 ここでは、二相流ノズルを熱水が、減圧沸騰しなが ら流れる場合について考察する。質量流束は、減圧後 の比容積vおよびエンタルピー差Δhを用いて

$$G = c_v \sqrt{2\Delta h} / v \tag{5}$$

ここで、等エントロピー変化の場合、入口水温度 T₀ に対応する飽和圧力 p_sを境に、2 つの部分に分けて

$$\Delta h = -\int_{p_0}^{p_s} v_{L0} dp - \int_{p_s}^{p} v dp$$
(6)

ここで、vは実際の湿り蒸気比容積である。圧力 p_s までの水は非圧縮性と考え、比容積 v_{L0} =一定であるので

$$\Delta h = -v_{L0}(p_s - p_0) - \int_{p_s}^{p} v dp$$
⁽⁷⁾

この式は, *p*<*p*_sの場合であるが, *p*>*p*_sの場合には式(7)の右辺第二項は0となり

$$\Delta h = v_{L0}(p_0 - p) \tag{8}$$

急激な減圧の場合,相変化が追いついていかない熱的 非平衡状態が生じると考えられる。実際の蒸気比容積 を,ISO(2008)式⁽⁵⁾と同様に以下のように表す。

$$v = N(v_e - v_s) + v_s \tag{9}$$

ここで、Nは非平衡パラメータ、v_eは平衡状態の比容 積、v_sは減圧沸騰開始時の比容積である。N=1 は完全 平衡であり、0 は完全非平衡で気相の膨張およびフラ ッシングをしない状態を表す。この比容積を用いると、 式(7)は

$$\Delta h = v_{L0}(p_0 - p_s) + N(h_s - h) + (1 - N)v_s(p_s - p)$$
⁽¹⁰⁾

なお, 絞り部入口が二相流の場合には, 同様にして減 圧後の比容積は以下のように表される。

$$v = N(v_e - v_0) + v_0 \tag{11}$$

ここで入口比容積 v_0 は、入口クオリティ x_0 を用いた以下の均質二相混合比容積を用いる。

$$v_0 = (1 - x_0)v_{L0} + x_0 v_{G0}$$
(12)

$$\Delta h = N(h_0 - h) + (1 - N)v_0(p_0 - p)$$
(13)
以上のエンタルピー差を式(7)に代入して質量流束 G

を求める。 また, 無次元質量流束 G*および圧力比ηを下記のよう に定義する。

$$G^* = \frac{G}{\sqrt{p_0 / v_0}} \tag{14}$$

$$\eta = p / p_0 \tag{15}$$

比容積 voは、サブクール水の場合には vLo である。

図 2 に示したのは、ノズル入り口条件が圧力 0.5MPa の飽和水とした場合の無次元質量流束 G*と 圧力比η₁の関係である。非平衡パラメータ N=0.17 お よび 1 の計算を示した。のど部最大質量流束 G_c*とノ ズル出口における G₁*の比である末広比 Er は以下の ように定義される。

$$Er = G_C^* / G_1^* \tag{16}$$

今回のようにノズル出口を大気圧とすると出口圧力 比は0.2である。図2に示したように,非平衡度N=0.17 で一定とした場合の末広比は2.81となり,平衡状態 N=1の場合には末広比3.43になる。ただし,のど部 通過後に発生した微小気泡が非平衡度を急速に緩和 すると,図のようにN=0.17からN=1の状態への緩和 が生じ,末広比は2.81よりも大きくなり7.05となる。 実際には,非平衡緩和に伴う損失でG*が減少し,末 広比をさらに大きくする必要も想定される。



図2 無次元質量流束 G*と圧力比ηの関係





図3に示したのはノズル内流速Cと圧力比ηの関係 である。流速Cは、均質流としたもので

$$C = Gv \tag{17}$$

ノズル出口での圧力比 0.2 であるので,非平衡度 N=0.17とした場合のノズル出口流速は 76m/s となり, 平衡状態 N=1 の場合には 172m/s になる。ただし,非 平衡で噴出した熱水は減圧沸騰を起こすことになる。

3. 実験装置および方法

図4に実験装置概念図を示す。ボイラから供給され る蒸気をタンク内の水に注入することにより脱気し ながら温水を作成する。この温水をタービン試験部に 供給し、大気圧への噴出実験を行う。タンクは空気圧 縮機とボイラに接続され0.7MPaまで加圧可能とする。 テスト部前の制御弁は、沸騰二相流を作るのに用い、 テスト部入ロクオリティは、弁前後のエンタルピーー 定として求める。試験部を通過する水流量は、誤差 ±0.5%の電磁流量計によって計測される。この流量計 は、制御弁の上流にありフラッシングの影響を受けな い。水流量が低い場合には、誤差±3%の渦流量計が用 いられる。各場所の圧力は、±1.25 Paの圧力計により 計測する。各温度測定には、外形 1mmのT-type シー ス熱電対が用いられた。タンクには放出流量を確認す るための水位計も装備した。

二相流噴流を作成するための末広ノズルを4種類 作成し噴出挙動を調べるとともに、図5に示した軸流 衝動1段タービンを回す総合実験を行う。回転数およ びトルクを計測する事によりタービン効率を求め、ノ ズル出口二相速度とタービン翼周速度との比等を用 いた整理を行う。







図5 軸流衝動1段タービン

実験で使用した4種類のノズルの形状, 寸法および 末広比 Er を図6に示す。ノズルの設計条件は入口圧 力0.5 MPa, 出口圧力0.1 MPaであり, すべてのノズ ルは, のど部径やノズル入口径は同じである。これま での米国での実績⁽²⁾を基に, ノズルAは他よりも長く, のど部に5 mm長さの平行部分が存在し, しかも比較 的大きな末広比9.09で設計されている。ノズルBは, 入口飽和液でノズル通過流量に合うような非平衡度 N=0.17を用いた末広比2.81で設計した。ノズルCは, ノズルBと同じノズル長さとし, ノズルAと同じ先 細部で末広比9.09を採用した。のど部通過後に非平 衡度 N=0.17 から N=1 への無損失緩和が生じると, 図 2 で示したように末広比は7.05 となるが, これがノズ ルDである。

ノズルの入口部には、ノズル内に流入する作動流体 の沸騰を促す目的で縮流面積比 0.3 の多孔板が設置さ れており、図 6 に多孔板の写真と寸法を示す。穴の直 径 φ2.7mm で個数は合計 20 個である。穴の位置は中 心に 1 個、中心から半径 4mm 離れた円周上に均等に 6 個、中心から半径 8.5mm 離れた円周上に均等に 13 個である。



3.1 ノズル可視化実験

飽和温度の温水をノズルに流し,流量とともにノズ ル出口の噴流の状態を観察した。より鮮明な噴流を確 認するために,ノズルはタービンから取り外し,配管 を屋外まで伸ばしノズルを鉛直下向きに設置して,照 明を使用せず自然光で噴流をデジタルムービーカメ ラ(三洋電機株式会社 DMX-CA100)で撮影した。 ノズル入口温度は 150 ℃の飽和状態とし,ノズル出 口は大気圧である。従来のサブクール水を用いた研究 において,ノズルのど部の圧力アンダーシュートを減 少させるために,のど部近傍に細線を設置してノズル 効率を向上させる実験⁶⁰や,ノズル平行のど部内でキ ャビテーションを発生させることで圧力アンダーシ ュートを減少させ,気液間スリップを低減させること でノズル性能低下を改善させる実験^のが行われている。本実験では、多孔板とのど部の間にスチールウー ルを挿入し、沸騰を促進させることも試みた。

3.2 タービン実験

ノズル形状によるタービン出力への影響を把握す ることを目的とし、トルク、回転数、流量、ノズル入 ロ圧力および温度を測定した。トルクを測定するため にトルクメータと空冷式のブレーキ装置を設置した。 トルクメータの測定範囲は 0~5 Nm であり、精度は ±0.1 %である。ノズルは、タービン翼に対し入口絶 対角 25°で設置した。ノズル出口からタービン翼まで の距離 L=70 mm とした。ノズル B で L=100 mm とし た実験を行ったが有意な差はなかった。

飽和温度の温水をタンクから実験装置へと流し,タ ービン回転数が2000 min⁻¹に達するのを目安に負荷を かけ始め回転数が4000 min⁻¹付近で安定したところで 計測を開始した。ブレーキ装置の負荷を変えることで 回転数を変化させた。計測時間はタンクの容量に限界 があるため,タービン実験の1回における計測時間は 30 秒とした。

4 実験結果

4.1 ノズル可視化実験

多孔板のみを設置したノズルでの入口飽和水の噴 流状態について図7に示す。それぞれの画像はノズル 出口からタービン翼までの距離L=70 mmの噴流状態 が確認できるよう切り抜いた画像である。ノズルA は末広角(約2.9°)とほぼ等しい噴出を確認出来た。 また、ノズルAは、米国での実績⁽²⁾を基に比較的大 きな末広比9.09としたが、多少の脈動はあるものの 良好な噴出状態が得られた。一方、通過流量に合う非 平衡を仮定して求めた末広比2.81のノズルBに関し ては、二つの噴出パターンB-1およびB-2が確認され た。この二つのパターンは一定間隔で繰り返し切り替 わる。B-2の画像では末広角(約2.2°)よりも大きく 広がっている噴流が確認され、非平衡のまま放出され た過熱液が突沸していると考えられた。一方、B-1で は末広部で非平衡緩和が起こり、突沸は見られない。

ノズル C は, B と同じ短いノズル長さだが, A と同 じ大きな末広比を採用したところ, 安定した噴出状態 が得られた。非平衡度 N=0.17 から 1 への無損失緩和 を仮定した末広比 7.05 のノズル D では, 図 7 に二つ の噴出パターン D-1 および D-2 を示したように, ノ ズル B で見られた大きな脈動が抑制され, A や C の ような安定した噴流となった。ノズル B の末広比 2.81 を 7.05 に大きくしただけの D が脈動を抑制すること は注目すべきである。

従来の研究⁽⁶⁾⁽⁷⁾では,発泡促進により噴流速度が向上するとの報告がある。このため,発泡を促進し非平衡を緩和するために,同じ量のスチールウールを多孔板とのど部間に設置した。使用したスチールウール (空隙率0.954)および噴出状態を図8に示す。設置しない場合と比べて脈動のような現象は大幅に抑え られた。ただし、内部で発生する超過膨張は観察できなかった。



図7 多孔板を設置したノズルでの入口飽和水の噴 出状態



図8 スチールウールを設置したノズルでの入口 飽和水の噴出状態



図9無次元臨界質量流束と非平衡パラメータの関係

図9に示したのは、ノズル可視化実験での無次元臨 界質量流束と非平衡パラメータの関係である。非平衡 パラメータは、実測した無次元臨界質量流束に一致す るように非平衡モデルで算出した。多孔板のみの場合 は、平行のど部をもつノズルAの流量が少し低いが、 ほぼ非平衡度 N=0.2 に近い。これにスチールウールを 設置した場合は、N=0.4~1となり、大きく流量が低 下している。これはノズル入口からのど部の間でスチ ールウールが多数の発泡核を提供し、沸騰が促進され 非平衡が緩和されたことで、流量が低下したと示唆さ れる。また、同じ短い先細部を持つAとCの比較で は、平行のど部を持つAの方が、Nが大きく平衡状 態に近くなる。平行のど部が発生気泡をさらに増やす ためと考えられる。また、長い先細部のノズルBが、 短いCに比べてスチールウールの発泡効果が大きい。

4.2 タービン実験

図 10 に衝動 1 段タービンにおける対称タービン翼 入口および出口速度三角形を示した。この場合,理論 タービン出力 *L*(W)は下記で算出できる⁽⁸⁾。

$$L = Gc_1 u \left(\cos \alpha_1 - \frac{u}{c_1} \right) \left(1 + \psi \frac{\cos \beta_2}{\cos \beta_1} \right)$$
(17)

ここで, G: タービン通過質量流量, c_1 : タービン入口 絶対速度, u: 周速度, ψ : ブレード速度係数, α_1 : 入 口絶対角度, β_1 : 入口相対角度, β_2 : 出口相対角度で ある。本実験装置の入口絶対角度 $\alpha_1=25^\circ$, 相対角度 $\beta_1=\beta_2=43^\circ$ である。理想状態を考えブレード速度係数 を1とした。また,実験でのタービン出力は,トルク 及び回転数の実験結果から算出した。

図 11 に各ノズル入口圧力一定で飽和状態とした場 合におけるタービン出力と回転数の関係を示す。図中 には通過質量流量 G=0.28kg/s でタービン入口速度 c₁=53~63m/s とし,式(17)で計算した理論タービン出 力も示した。通過流量は実測平均であるが,速度は実 験値に合うものとした。翼相対角度は43°であるので, 速度 70m/s での最適回転数を速度三角形から求める と約 2500rpm となる。全般的に,低および高回転数 域では噴流と翼の入口相対角度が一致していないた め,翼内効率が低下しているように見られる。また, タービン入口速度 c₁=53~63m/s は,非平衡二相モデ ルによって予測される完全平衡状態の均質流速度の 約 1/3 であり,非平衡等による損失が大きいことを示 している。なお,ノズル速度の二乗に比例するタービ ン出力も断熱熱落差の 1/9 程度であった。

ノズル A および B によるタービン出力は,低速回 転域でほぼ等しい出力を示しているが,高速回転域で は A によるタービン出力が大きくなる。比較的大き な末広比を採用したノズル A が非平衡緩和に有効で あり大きな噴流速度を得ることができる。さらにノズ ルCはノズルAで採用した平行のど部をやめたため, のど部非平衡が強く多くの質量を通過させることが でき,噴流速度を増加させることが可能となった。ノ ズル B で見られた大きな脈動が,末広比を大きくす ることで抑制されたノズル D も C とほぼ同じ出力が 得られた。ノズル C および D によるタービン出力が 一番大きく、タービン入口速度 $c_{I}=63$ m/s の理論出力 とほぼ一致する。



図 12 タービン通過流量と回転数の関係

注目すべきは、平衡状態への緩和損失が無いと仮定 した末広比のノズル D と、それよりも大きい C での 出力の差に大きな違いが無いことである。緩和損失が ないとして求めた末広比よりも多少大きくしても安 定な噴流が得られることが明らかとなった。

図 12 には、図 11 に対応する質量流量 G とタービン回転数 R の関係を示す。図中には非平衡モデルによる各 N の計算結果も示したが、非平衡が強いほど流量は大きい。ノズル C はノズル A で採用した平行のど部をやめたため、のど部非平衡が強く多くの質量を通過させることができるのが確認できる。ノズル B および D は、C よりも先細部の変化が緩やかであるが、明確な流量への影響は見られない。

なお,非平衡モデルによれば, N=0.21 だとすると 平衡状態に無損失で回復するための末広比は6.5 であ り, N=0.14 では7.6 である。ノズル A および C の末 広比は,それらよりもやや大きく,B では小さく,D ではほぼ同じとなっている。同じ末広比の A と C を 比較すると,のど部非平衡の強い C の方が,通過流 量が大きくなると考えられる。

ー番出力が大きかったノズル C の特性を詳細に調べるため、スチールウールや新たな多孔板をノズルに装備した実験を行った。図 13 に示したのは、多孔板形状の影響を調べるために用いた 2 種類の多孔板である。穴の直径 φ2.7 が 7 個、および直径 φ1.6 が 20 個の2種類の多孔板で両方とも縮流面積比は 0.1 である。これらの多孔板の通過面積は、のど部面積の 10% 増しとなっている。



図 13 多孔板 (*q*2.7x7 および *q*1.6x20)

図 14 にノズル C を用いて,入口圧力一定で飽和状 態とした場合におけるタービン出力と回転数の関係 を示す。図中にはタービン入口速度 c₁=63m/s で通過 質量流量 G=0.28kg/s, c₁=53m/s で G=0.18kg/s とし式 (17)で計算した理論タービン出力も示した。通過流量 は実測したものであるが,速度は実験値に合うものと した。従来の面積比 0.3 の多孔板を用いた出力が一番 高いが,取り外しても多少低下するだけだった。低回 転数域では噴流の入口相対角度が小さくなるため,翼 内効率が低下しているように見られる。

面積比 0.1 の新たな多孔板(図 13)を付けた場合は 出力が小さくなった。穴の個数が多い方が,出力がわ ずかではあるが高くなった。さらにスチールウール (空隙率 0.954)装着により噴流流速の増大を期待し たが,出力は激減した。この場合,通過流量と流速を 減少させた理論式と一致しており,両者の減少による 出力激減と考えられる。

図 15 には、図 14 に対応する質量流量 G とタービン回転数 R の関係を示す。タービン出力の減少と、 通過質量流量の減少が対応している。図中には非平衡 モデルによる各 N の計算結果も示したが、非平衡が 強いほど流量は大きい。この非平衡は、多孔板やスチ ールウールによって促進されると考えられる発泡と 関連していると考えられる。

非平衡モデルによれば、スチールウール装着時の N=0.45 では、平衡状態に無損失で回復するための末 広比は4.8 と計算される。末広比9.09 のノズルC で は、非平衡緩和損失に加え、末広比が大きすぎるため 超過膨張ぎみとなり噴流速度が低下したことが示唆 される。タービン出力の大きな低下は、非平衡緩和に よる通過質量流量低下と、さらに大きすぎる末広比等 により噴流速度が低下したことによると考えられる。



図 14 ノズル C のタービン出力と回転数の関係



図15 ノズルCのタービン通過流量と回転数の関係

5. 結論

非平衡二相臨界流モデルを用いて 4 種類のノズル を試作し、ノズル入り口条件をほぼ一定圧力の飽和液 とした可視化およびタービン実験を行い、以下の主要 な結論を得た。

- (1) 通過流量に一致する非平衡度で求めた末広比 2.81のノズルBでは、非平衡で放出された過熱 液が周期的に突沸する不安定な噴流が観察され た。一方、末広部での無損失非平衡緩和を仮定し て求めた末広比7.05のノズルDでは安定した噴 流が得られた。さらに末広比9.09まで大きくし たノズルAおよびCでも安定した噴流挙動が得られた。無損失非平衡緩和を仮定して求めた末広 比よりも多少大きくしても、安定な噴流が得られ ることは注目される。
- (2) 末広比が異なるが安定な噴流が得られたノズル D および C でのタービン出力が高くなった。た だし、ノズル C と同じ末広比の A は、のど部平 行部によると考えられる流量低下により出力が 少し低くなった。不安定な噴流のノズル B は、 タービン出力が最も低くなった。
- (3) 従来の研究では、発泡促進により噴流速度が向上するとの報告がある。このため、発泡を促進し非平衡を緩和するためにスチールウール(空隙率0.954)を多孔板とのど部間に設置した。設置しない場合と比べて脈動のような現象は大幅に抑えられた。ただし、沸騰が促進され非平衡が緩和されたことで、流量が大幅に低下した。
- (4) スチールウールの発泡効果は、同じ短い先細部を 持つAとCの比較では、平行のど部を持つAの 方が大きい。平行のど部が発生気泡をさらに増や すためと考えられる。また、長い先細部のノズル Bが、短いCに比べて発泡効果が大きい。
- (5) 多孔板やスチールウールをノズル先細部に設置 することで,非平衡が緩和され通過流量が減少し た。スチールウールでの減少は大きく,タービン 出力も大きく減少した。スチールウールを装着し

たノズル C では、非平衡緩和損失に加え、末広 比が大きすぎるため超過膨張ぎみとなり噴流速 度が低下したことが示唆される。

(6) タービン出力から予測されるノズル出口速度は、 非平衡二相モデルによって予測される完全平衡 状態の均質流速度の約 1/3 であり、非平衡等によ る損失が大きいことを示している。なお、ノズル 速度の二乗に比例するタービン出力も断熱熱落 差の 1/9 程度であった。

文献

- 環境省,平成22年度再生可能エネルギー導入ポテンシャル調査 (2011), p204.
- (2) Welch Phil, Boyle Patrick, New turbines to enable efficient geothermal power plants, Trans Geothermal Resources Council, Vol.33 (2009), pp765-772.
- (3) 田中千加夫,河村匠,伊東次衛,井上二三男,堀木 幸代,刑部真弘,二相ノズルおよびタービンに関 する研究,日本機械学会論文集,Vol.83, No.847 (2017).
- (4) 千葉典子,吉川和寛,堀木幸代,刑部真弘,安全弁に おける相変化の流出挙動,日本機械学会論文集 B 編, Vol.78, No.794 (2012), pp.79-88.
- (5) ISO, Safety devices for protection against excessive pressure- Part 10: Sizing of safety valves for gas/liquid two-phase flow, ISO/DIS 4126-10 (2008).
- (6) 赤川浩爾,藤井照重,太田淳一,竹中信幸,谷口和寿, 減圧沸騰を伴う先細末広ノズルの性能特性(第2 法,ノズル性能の改善),日本機械学会論文集 B 編, Vol.55, No.516 (1989), pp2743-2750.
- (7) 李 允煥,党 超鋲,飛原英治,グリッドと平行喉部 が吸収冷凍機用二相流ノズル内流動特性に及ぼ す影響,日本冷凍空調学会論文集, Vol.22, No.2 (2005), pp165-171.
- (8) 刑部真弘,ターボ動力工学,海文堂(2001), pp108-125.