# 曲 円 管 内 の 沸 騰 熱 伝 達 の 実 験 研 究 (サブクール沸騰熱伝達とバーンアウト熱流束) 塚 原 茂 司\* 一 色 尚 次\*\*

# An Experimental Study on Heat Transfer in Curved Pipes

# Boiling Heat Transfer and Burnout Experiments in the Region of Liquid Subcooling and Low Steam Quality

#### By

Shigeji Tsukahara and Naotsugu Isshiki

The purpose of the present investigation is to study on the boiling heat transfer and burnout characteristics of water flow in horizontal curved pipes and horizontal straight pipes under subcooled or low quality conditions.

This experimental works were done at Ship Research Institute, using electrically heated test sections in the low pressure loop with 275-kilowatt D.C. power supply and with a main circulation pump having an exit pressure of  $6.0 \text{ kg/cm}^2\text{G}$  and maximum flow rate of  $0.2 \text{ m}^3/\text{min}$ .

Two groups of herical curved pipes and some straight pipes of 347 stainless steel, all with the same total length of 800 mm and O.D.  $13.0 \text{ mm} \times \text{I.D.}$  10.0 mm, were used as the test sections of this study. The pitch diameters of the herical curved pipes were either 200 mm or 400 mm, the formers are bent in 360 deg. and latters are bent in 180 deg.

The conditions of the experiment of subcooled boiling heat transfer of the curved pepes were as follows:

Loop pressure nearly atmospheric.

Inlet velocity of water was varied from 1.5 to 3.0 m/sec.

Local liquid subcool temperature was varied from 0 to 12 deg.

Heat flux was varied from  $2 \times 10^5$  to  $10^6$  kcal/m<sup>2</sup>hr.

With above conditions the heat transfer coefficients in various points of the test section were measured by the thermocouples attached on the pipe walls.

In the case of burnout experiments, these conditions were as follows:

Loop pressure was varied from 2.0 to 5.0 kg/cm<sup>2</sup>abs.

Mass flow rate of water was varied from  $1.0 \times 10^6$  to  $7.3 \times 10^6$  kg/m<sup>2</sup>hr.

Test section inlet liquid subcool temperature was varied from 29 to 63 deg.

Exit steam quality was varied from 10 to 45%

With above conditions burnout experiments were conducted.

The results obtained from these experiments can be summerized as follows:

(1) The heat transfer coefficient in subcooled boiling region increases, as the pitch diameter is decreased. These effects might be explained as a influence of the secondary flow induced in the curved pipe.

<sup>\*</sup> 機関開発部第二部 \*\* 東京工業大学 原稿受付 昭和 45 年 2 月 13 日

(2) The heat transfer coefficient on the outer surface,  $h_0$  is greater than that on the inner surface  $h_i$ . In the experiments of the curved pipe of 200 mm pitch diameter of helix, the ratio  $h_0/h_i$  is between 1.5 and 2.0, while in the case of 400 mm pitch diameter,  $h_0/h_i$  is between 1.2 and 1.5.

(3) The effect of change in pitch diameter of helix to the value of burnout heat flux  $q_{BO}$  are not so remarkable as anticipated, but the position of the burnout initiation depends on whether in curved pipes or straight pipes. In the case of the curved pipes, the position of burnout initiation exists on the inner side of curve, while in the straight pipes, they exist on the upper side. The reason of this could be explained by the eccentric concentration of the steem void.

(4) Experimental values of the burnout heat flux can be correlated fairly well with the pressure drop between inlet chamber and outler chamber.

# 目

記	号	
1.	序 論	
2.	曲円管	のサブクール沸騰熱伝達19
2	.1 序	
	2.1.1	従来の研究19
	2.1.1.	1 単相流の場合
	2.1.1.	2 超臨界圧流体の場合
	2.1.1.	3 二相流の場合
2	.2 本執	最告の実験条件
	2.2.1	実験条件
	2.2.2	実験装置とテストセクション24
2	.3 計測	Nとデータ整理法
2	.4 予備	青実験
2	.5 実験	検結果と考察
	2.5.1	流れ方向の熱伝達率の変化28
	2.5.2	流速による熱伝達率の変化31
	2.5.3	熱流束による影響31
	2.5.4	流体サブクーリングの影響33
	2.5.5	曲率半径による影響34
3.	バーン	アウト実験36
3	.1 序	

# 次

# [記 号]

A: 定数 温度伝導率 [m²/hr] a • B: 定数 b : " С : " с : 比熱 [kcal/kg deg] D: 曲円管軸の曲率直径 D=2R[m]

- d : 管内径 [m]
- G : 流量 [kg/min] or [kg/m<sup>2</sup> hr]
- h : 熱伝達率 [kcal/m<sup>2</sup> hr]
- I : 電流 [Amps]
- i : エンタルピ [kcal/kg]
- K: Dean 数= $Re \sqrt{d/D}$
- Ki: Zenkevich の整理無次元数
- L : 蒸発の潜熱 [kcal/kg]

16

(44)

*l* : テストセクション発熱部長さ [m] Nu: Nusselt 数 p : 圧力 [kg/cm<sup>2</sup>] Pr: Prandtl 数 q : 熱流束 [kcal/m<sup>2</sup> hr] R : 曲円管の曲率半径 [m], 抵抗 [Ω] **r** : 曲円管の半径 [m] Re: Reynolds 数 S : 気液すべり比 *T*:温度[°C] 4T: 温度差 [deg] u : 速度 [m/sec] v : " "V: 電圧 [volts] *x* : 位置 α : ボイド率 7 : 比重量 [kg/m<sup>3</sup>] σ : 表面張力 [kg/m] λ : 熱伝導率 [kcal/m hr deg] μ : 粘性係数 [poise] ジ : 動粘性係数 [m<sup>2</sup>/hr] τ : 剪断応力 [kg/cm<sup>2</sup>] χ : 蒸気含有率 (クオリティ) [Suffix] b : バルク・混合平均 BO or bo: バーンアウト c : 曲管

exit: 出口
i : 管内壁
in: 入口
m: 平均値
o : 管外壁
out: 出口
s : 直管
sat: 飽和
sub: サブクール
w: 壁
x : 管長さ方向
\$\phi\$ : 管断面の円周方向

# 1. 序 論

沸騰現象はたとえば日常生活では湯わかしの中で自

然界では泉源等に、そして工業的には各種熱交換器や
材料の焼入れ時等に非常によくみられる現象であり、
特に船舶に限って考えると各形式のボイラや原子炉用
熱交換器内にその現象がみられる。

本報告はそのうちとくに実際の機器にみられること の多い曲管の沸騰現象について取り扱ったもので、以 下この章では沸騰一般につき解説し、さらに曲管伝熱 に影響を与える要素につき推察する。また2では 2.1 において従来の研究についてふれ、2.2 から2.5で曲 円管のサブクール沸騰伝熱について行なった本実験結 果を考察する。

3 では曲管のバーンアウトを 3.1 において概要,従 来の研究についてふれ, 3.2 以下で本実験結果につい て考察する。さらに 4 でこの報告のまとめをすること にした。

そもそも沸騰現象を歴史的にみると,沸騰曲線に存 在する極大,極小熱負荷点(Fig. 1.1 のBおよびD点) の観察は 1756 年 Leidenfrost<sup>1)</sup> により,また 1888 年 Lang<sup>2)</sup> によって行なわれていたが,その定量的観察は 1934 年わが国の抜山<sup>3)</sup>によってはじめて行なわれた。 この 1930 年代には主にボイラの蒸発率改善を目的と した研究が盛んであったが,第二次世界大戦後原子力 の出現によりその核分裂エネルギを熱エネルギに変え て利用するため,それまでよりさらに高い熱負荷にお ける沸騰熱伝達の研究が必要となって,世界的に(主 にアメリカ合衆国においてだが)密度の濃い研究が実 施されてきた。

最近では沸騰現象の生じている系にさらに他の条件,たとえば重力の加速度が周期的に変化する場合, 系に遠心力が働らく場合あるいは電場のある中の沸騰 等の研究も行なわれている。

しかしながら,沸騰熱伝達はもともとその現象がき わめて複雑であるため,系に働らく各力を考慮した理 論的解明は現段階ではまだ確立されておらず,すべて の実験データを説明し得る理論は呈出されていない。 これらを困難にしている最大の原因は気泡の発生,成 長,消滅とそれに伴なう伝熱の機構が複雑であるため であって,それによって単相流の伝熱問題より沸騰熱 伝達の定量的表現はより不正確になっている。

さて、すでに承知のごとく、沸騰現象は数種の明瞭 な形態を見せて変化する。Fig. 1.1 には、対数目盛り で描いた飽和沸騰の  $q-\Delta T_{\text{sat}}$  曲線の標準的な形が示 されているが、それは温度差  $\Delta T_{\text{sat}}(\equiv T_w - T_{\text{sat}})$ の低 い方から順に非沸騰域(対流伝熱域)、核沸騰域、遷移



Fig. 1.1 沸騰曲線の形状と諸領域の定性図

沸騰域, 膜沸騰域に分けられている。図から, 核沸騰 域では熱伝達率が非常に高いことがみられ, さらに遷 移沸騰域では伝熱面温度の上昇に伴って逆に熱負荷 qが減少するというまったく特異な性質を示している。 Fig. 1.1 の曲線は伝熱面の温度を制御しながら流体と 熱交換するようなシステムにおいて得られるが, 伝熱 体が原子炉の燃料棒や電気加熱のように熱流束を制御 するような系では図中の B 点からわずか熱流束を増 大させると現象の平衡点は G 点に移行する。普通伝 熱面として使用される材料の融点はこの B-G 間に あるので, B 点を過ぎて G 点に到達する前に伝熱面 が赤熱し焼損が発生する。この焼損は物理的なバーン アウト現象であるが, 普通は B 点における極大熱流 束をバーンアウト熱流束あるいは B 点をバーンアウ ト点と呼ぶ。

以上は現象的な沸騰の形態であるが,流体が飽和温 度か,あるいはそれ以下であるかによって飽和沸騰か サブクール沸騰か区別され,さらに流体が流動してい るかしていないかによって(強制)対流沸騰とプール 沸騰に区分される。

この報告に述べる曲管流路内の伝熱とバーンアウト には上述の因子にさらに加熱系に曲りのための遠心力 が効果をおよぼすと考えられ,このため直管と異なっ た特性があらわれるであろう。

単相流が曲管内を流れる場合,その遠心力によって 主流に外側に向う成分を持った二次流れが生じる。そ れは Dean 数  $K \equiv Re \sqrt{d/D}$ の大小によって強さが異



**Fig. 1.2** 曲管内単相流

なり, K が小さい場合には Fig. 1.2 a) に示すように 渦形の中心が中央に存在するが, Kが大きくなると同 図 b) のようにその中心が上下側に偏在し, 主流に外 側に向う二次流れが強く影響していることがわかる。 そしてその効果によって熱伝達率も流動抵抗も直管に 比較して大きくなっている。

一方,曲円管内を沸騰二相流が流れるような場合は どうであろうか。たとえば簡単のために環状流(流れ 中心部は主に気相が占め液相はほとんど壁面について 流れその中で沸騰が起こっているような場合)を考え ると Fig. 1.3 a)に示すように主流中では気相中に二 次流れが誘起されると考えられるから,その流れによ って壁面の液膜ひいては沸騰によって生じた気泡にも 影響を与えるであろう。外側に向かう二次流れによっ て外側の壁についている液膜はうすくなり,内側は厚 くなることが考えられ,したがって液膜の厚さ,液内 の圧力,乱れ等の違いから管断面の円周方向で熱伝達 率にある分布が生じることが予想される。

それに対して流体が飽和温度に達していないサブク





(46)

ール水の場合には Fig. 1.3 b) に示すように主流には 単相流の延長としての二次流れが存続し,壁に発生し た気泡は主流で消滅するか壁に沿って移動するかであ るから,主流の二次流れによる力関係を考慮すれば管 断面の円周方向の気泡分布は内側へ行くほど大きくな るであろう。これを伝熱上の効果として考えると,外 側では主流の二次流れによる壁面への積極的な乱れに よって熱伝達が促進され,内側では外側よりややサブ クーリングが小さいと考えられるから沸騰による効果 が熱伝達率を改善すると考えられる。したがって本報 告の場合のように流体がサブクールされている時には 伝熱上におよぼす沸騰と乱れの効果を比較して考える ようにしなければならないだろう。

もちろん,低流速,中間気泡流域では同図(c)のように気泡は内側上部に集中する。当然管断面上下部の 熱伝達率は上部が良くなるであろう。

またドライアウトが生じる噴霧流領域の曲管断面内 流動形態は同じく(d)のようになるであろう。すなわ ちこの領域ではクオリティ 95%以上において考える と管内コア部では蒸気の粒を含んだ気相部が存在し, それに遠心力のために外側へ向かう二次流れが生じ て,外側は気相内蒸気粒の衝突によって冷却される。 一方水膜は内側にのみ存在し,この領域では内側の熱 伝達率が相当高くなることが予想される。そして逆に ドライアウトの順序を考えると,これは管内流速によ るが,まず重力の効果により上側そして下側,外側最 後に内側がドライアウトすると考えられる。

さらに、沸騰熱伝達の独得な現象である極大熱流束 が発熱部が曲管であるためにどのように影響を受ける かを定性的に考察してみる。一般的にバーンアウトの 発生機構に関してはまだ確立されていないが、壁面の 気液交換量が連続でなくなって、流体の壁への接近が 気泡により阻止される時間がある値以上になった時に バーンアウトが生じるものと考えると曲管のバーンア ウトは次のように推察できる。

管断面を局所的に考えると,流体がサブクールされ ている状態においては,二次流れが流れる方向にある 外側では,サブクール水の過熱液層および気泡への衝 突とそれによる気泡の除去作用のために伝熱面での気 液交換は相当大きな熱流束までもスムーズに行なわれ るであろう。一方,主流の二次流れによって Fig. 1.3 b)のように,内側へ移動するサブクール水の流れがあ り,それと管壁に生じている過熱境界層との間の剪断 力によって過熱境界層とその中に発生している気泡も 内側へまわされることになる。したがって内側は局所 的に流体のサブクーリングも小さくなり,また遠心力 の効果によって内側伝熱面上に最も気泡がたまりやす く流体の壁への接近は他の位置よりはばまれやすいた めに,内側は最も早くバーンアウトが生じるであろ う。

以上は定性的に曲管の沸騰伝熱とバーンアウトにつ いて推論したものである。

# 2. 曲円管のサブクール沸騰熱伝達

# 2.1 序

曲円管の沸騰熱伝達はその応用面において、たとえ ばボイラの節炭器あるいは水管部,また原子炉の熱交 換器などのように大型,小型とその種類を問わず広く みることができる。このように、その応用面において 古くから広く使用されているにもかかわらず、曲円管 の沸騰熱伝達に関する研究報告は非常に少ない。その 原因としては、曲管のためにさらに加えられるパラメ ータがあって直管より解析が複雑になるためと, また 直管を基準として見積ってもそう大きな誤差はないで あろうとの見かたがあったためと思われる。しかしな がら壁面を通る熱流束がより低い値であった数十年前 にくらべ, 最近の高性能過給ボイラや原子炉熱交換器 内の伝熱量のようにそのオーダーが 106 kcal/m<sup>2</sup> hr 程 度を問題にする場合には蒸発量の見積りあるいは管壁 温度の算出にかなりの誤差が生じやすく、またバーン アウト熱流束も曲率のために直管の場合と異なること が予想されることなどから、曲管内の沸騰二相流ある いは熱交換のない気液二相流などの研究が必要になっ tc.

#### 2.1.1 従来の研究

#### 2.1.1.1 単相流の場合

過去において単相流の曲管の問題を扱った研究は比 較的多い。

まず最初に理論的にこの問題を取り扱ったのは Dean<sup>4),5)</sup> であろう。Dean は Navier-Stokes の方程式 を *Re* 数が非常に小さい場合について解いた。そして 管断面に一対のうずより成る二次流れが発生すること を見出した。一方 Adler<sup>6)</sup> は管壁に沿って流れる境界 層を仮定し曲管の層流について解析を行ない,実験的 に層流と乱流の場合の速度分布を測定してそれが直管 の場合と非常に異なっていることを認めた。

曲管の流動抵抗係数に関して伊藤<sup>7</sup>は Re 数によっ

(47)

て次の二式を提出した。  

$$0.034 < Re(d/D)^2 < 300$$
 に対しては  
 $f_c \left(\frac{D}{d}\right)^{1/2} = 0.029 + 0.304 \left[Re(d/D)^2\right]^{-1/4}$  (2.1)  
また  $Re(d/D)^2 > 6$  では

$$(f_C/f_B) = [(Re)(d/D)^2]^{0.05}$$
 (2.2)

ただし  $f_B$  は Blasius による直管の実験式で

$$f_B = 0.3164 \ Re^{-1/4} \tag{2.3}$$

また曲管における層流と乱流の遷移 Reynolds 数を実 験的に次のように定めた。

15<D/d<8.6×10<sup>2</sup> の範囲で

$$Re_{\rm crit} = 2 \times 10^4 \left[\frac{d}{D}\right]^{0.32} \tag{2.4}$$

一方,曲管の層流,乱流域における伝熱問題の解析 は森,中山<sup>8)</sup>によって詳しく求められた。彼らは管壁 に沿う境界層を考え,壁温勾配一定で十分発達した流 れの条件のもとで流れを取り扱った。

その結果層流に関して,流動抵抗係数は

$$(f_c/f_s)=0.108K^{1/2}/(1-3.2527K^{-1/2})$$
 (2.5)  
ただし  $f_s=64/Re, K=Re\sqrt{d/D}$   
伝熱の表示式は Prandtl 数を二つの領域に分け  
 $Pr \ge 1$  に対し

$$\frac{Nuc}{Nus} = \left(\frac{Nuc}{Nus}\right)_{I} \times 1 / \left[1 + \frac{37.0488}{\zeta} \left\{\frac{1}{40} - \frac{17}{120}\zeta + \left(\frac{1}{10\zeta} + \frac{13}{30}\right) - \frac{1}{10Pr}\right\} K^{-1/2}\right]$$
(2.6)

$$\frac{Nuc}{Nus} = \left(\frac{Nuc}{Nus}\right)_{I} \times 1 \left/ \left[ 1 - \frac{37.0488}{\zeta} \left\{ \frac{\zeta^{2}}{12} + \frac{1}{24} - \frac{1}{120\zeta} \left( \frac{4}{3}\zeta - \frac{1}{3\zeta} + \frac{1}{15\zeta^{2}} \right) \frac{1}{20Pr} \right\} K^{-1/2} \right]$$

$$(2.7)$$

ただし 
$$(Nuc/Nus)_I = 0.1979 K^{1/2}/\zeta$$
またくは

$$Pr \ge 1$$
 の場合  $\zeta = \frac{2}{11} \left( 1 + \sqrt{1 + \frac{77}{4} \frac{1}{Pr^2}} \right)$ 

$$Pr \leq 1$$
 の場合  $\zeta = \frac{1}{5} \left( 2 + \sqrt{\frac{10}{Pr^2} - 1} \right)$ 

乱流の場合流動抵抗係数は

$$f_{c}\sqrt{\frac{D}{d}} = \frac{0.300}{\left\{Re\left(\frac{d}{D}\right)^{2}\right\}^{1/\delta}} \left[\frac{0.112}{\left\{Re\left(\frac{d}{D}\right)^{2}\right\}^{1/\delta}}\right]$$
(2.8)

熱伝達について通常水などに用いられる形に対し

$$Nuc \cdot Pr^{-0.4} = \frac{1}{41.0} Re^{5/6} \left(\frac{d}{D}\right)^{1/12}$$

$$\times \left[ 1 + \frac{0.061}{\left\{ Re\left(\frac{d}{D}\right)^{2.5} \right\}^{1/6}} \right]$$
 (2.9)

と表示した。

その他 Seban ら<sup>9)</sup> による層流(油)と乱流(水)の熱 伝達の実験, Rogers ら<sup>10)</sup> による乱流の場合の熱伝達 と圧力損失の実験などがあって,それぞれ実験公式を 発表している。

#### **2.1.1.2** 超臨界圧流体の場合

超臨界圧流体が単相流とその取り扱いにおいて異な るのは,熱力的および輸送の物性値が流体の擬臨界温 度(比熱  $C_p$ が最大値をとる温度)をはさんで大きく 変化するためであって,物性値一定の仮定は成り立た ないことにある。たとえば比重量の変化は擬臨界点前 後において数倍にも変化するが,曲管の場合のように 流体に遠心力が作用するようになると,密度の違いに よって流れに変化が生じ,それらによって曲管の伝熱 および流動抵抗が大きく影響されると解すことができ る。

超臨界圧流体の伝熱に関する報告は数件みられる。

McCarthy<sup>11)</sup> らは二種類の曲管(曲率半径 1.5 in と 3.0 in. 管円径はどちらも 0.21 in)を使用し,試験流 体には四酸化窒素 N<sub>2</sub>O<sub>4</sub> を用い,熱流束は直接発熱法 (電気加熱)により与えた。N<sub>2</sub>O<sub>4</sub> は伝熱面に接触する と解離を起こし,その際の吸熱反応で熱伝達率が大き くなっている。実験結果は 1)曲率の外側と内側の熱 伝達率の比  $h_0/h_i$  は D/d が 28.6 の場合 1.5~2.0, D/d が 14.3 の場合は 1.2~1.6 程度である。この場 合  $h_0/h_i$  は Re 数にはあまり影響されない。2) 直管 と比較すると曲管の熱伝達率は Re 数が大きいと直管 より大きくなってゆく。 $Re=3 \times 10^5$  で約 1.7 倍, Re=10<sup>6</sup> で約 1.7 倍程度である。3) Nuc=0.00025  $Re^{1.2}$ **Pr**<sup>0.4</sup>  $\phi$ なる実験式を提出した。( $\phi$  は解離による係数)

一方, Hendricks ら<sup>12)</sup> はロケット燃料用の水素 H<sub>2</sub> を流体として使用し, 熱伝達の実験を行ない, 次のよ うに結論している。1)  $h_0/h_i$ は流体条件, 曲率, 管内 径, 軸方向位置によって影響されるが, 実験値は 1.5 から場合によっては 3 を越す時もあった。 2) 擬臨界 点近傍において  $h_0/h_i$  に極小値が存在するが, これは その点近傍において  $h_i$  に大きな改善がみられたため である。 3) 可視装置の実験では, 超臨界圧流体には 二次流れと遠心力効果とがみられる。

その他超臨界圧流体に関する報告は二、三みられる

20

(48)

が,いずれも h<sub>0</sub>/h<sub>i</sub> は1以上の値を有し,直管に比較 して良い熱伝達率が得られたと報告されている。

# 2.1.1.3 二相流の場合

二相流は単相流,超臨界圧流体と比較するとさらに 現象が複雑である。物性値の異なるものが流体内に存 在していることは前記超臨界圧流体と似ているが,そ れらが前者では連続的変化であったのに対し,二相流 においては階段的に変化するためである。また流れ方 向の現象もいわゆる発達した流れは達成されず,軸方 向に流れの様相 (flow pattern)が異なる。したがって 二相流の問題の討論の場合には討論すべき領域を区別 して行なう必要がある。

曲管を使用して二相流を取り扱った研究は数編みら れる。

空気一水の熱交換のない二相流を取り扱った例に Banerjee ら<sup>13)</sup>による研究がある。彼らは三種類の曲 管(アクリル製)を使用し実験的に液膜の内側への移 行点を求め,簡単な解析を行なってある流量比で良く 合うことを確かめた。解析は液膜と気相に働らく単純 な力の平衡を使って行ない,次式を導びいた。

 $\rho_{\ell} v_{\ell}^2 = \rho_g' v_{g'}^2 - \tan(\theta - \phi) r g \rho_{\ell}$  (2.10) 各文字の説明は Fig. 2.1 に示すとおりで,結果は Fig. 2.2 に整理されている。Data は 12 点であるが, そのうち 9 点は ±9% 内で理論曲線に合い,右上 3 点 に合わないものがある。これら 3 点は気液両相の速度 が最も高い場合であって管内が mist flow のような場 合のために,理論値を出した場合のモデルとは異なる ためであるといっている。



Fig. 2.1 曲管内の膜の移行状態と力関係



Fig. 2.2 曲管内の膜移行条件の理論と実験の比較

次に熱伝達のある二相流について三つの論文を参照 としたのでそれらについて概要を述べる。

Miropolskiy ら<sup>14</sup>) は5種類の曲管について伝熱と最 大熱流束の実験をした。その結果をみると, 1) 熱伝 達率は一般に外側の方が内側より高く,それらの差は 流体エンタルビが高くなるほど(クオリティが高くな るほど)小さくなっている。 2) 最大熱流束は同じデ イメンションを持つ直管と比較すると Fig. 2.3 にみ るように,直管が流体のエンタルビ上昇に伴なって単 調減少するのに対し,曲管ではその値に極小値と極大 値が存在する。 3) 圧力が高くなるほど最大熱流束の 値は下がり,流量が多くなるほど最大熱流束は上昇す る。(この論文については 3.1 序において再びふれた い。)

Owhadi ら<sup>15)</sup> は二種の曲管 (D/d=20.0, 41.7 でどちらも d=0.492 in)を用い,熱流束ほぼ一定の条件で出口クォリティ 1.4% vapor から 10 deg superheat までの実験をしている。彼らの実験の一例を Fig 2.4 に示したが,次のように結論している。

1) 曲管の入口付近では,熱伝達率は 90°の位置(管の内側)が最も高く,270°の位置(管の外側)が最も 低い。これは 90°の位置で管内壁と流体の温度差が大 きく,核沸騰の効果が大きいためである。ある点を過 ぎると 270°の位置の熱伝達率が最も高く,90°の位

21

(49)





(50)



Fig. 2.5 二相流熱伝達データの関連性

置が最も低い。2) 0° と 180° の位置ではクォリティ 85~90% でドライアウトが始まり,90°,270° と次々 にドライアウトが発生する。一般に直管の場合 G=240 lb/hr ではクォリティ 80% 程度でドライアウト が生じるとされているが,上述の傾向は曲管の特徴で あろう。3) 平均熱伝達率を Martinelli パラメータ  $X_{tt}$  で整理しているが (Fig. 2.5) Cheng の理論と比 較的良く合う。4) 圧力損失は小さい方の曲管で行な ったが Lockhart-Martinelli の関係式で見積ることが できる。

上記の Owhadi らによる報告と比較的似た実験が昭 和42年度日本造船研究協会の NSR-4 部会<sup>15)</sup>で行な われた。その実験では *D*/*d*=40.5, *d*=15.5 mm の2 巻のテストセクションを用い管内熱伝達率,ドライア ウト状況, 圧力損失について詳しく調べた。その結果 をほぼ次のようにまとめている。

1) 二相流熱伝達は広いクォリティ範囲にわたりほ ぼ一定値をとり(Fig. 2.6), 流量, 圧力等の影響もあ まり受けない。これは直管でいわれる強制対流的伝熱



Fig. 2.6 管内熱伝達率と平均蒸気重量率



Fig. 2.7 ドライアウト点と平均蒸気重量率

モデルとは異なる伝熱形態であることを示している。 2) 内まわり,外まわり,上側,下側の熱伝達率の差 はあまり顕著でない。 3) ドライアウトは曲り管の影 響を強くうけ流量が大になるほどクォリティの大きな 方へ移る。また内まわりより外まわりの方がクォリテ ィの小さいところでドライアウトを起こす。これは曲 り管による強い二次流れがドライアウトを支配してい ることを示している。(Fig. 2.7) 4) 摩擦損失は流速 の小さな領域では Martinelli の実験式によく合うが, 流速が大きくなると Martinelli の値より大きくなった (Fig. 2.8) これは流速が大きくなるほど曲り管の影響 が強くなるためと考えられる。

以上の結論で 3) は前述の Banerjee の観察を参照 すればうなずける現象で,定性的にはさきの Owhadi らによる実験と合っている。この場合の実験は熱流束 は管外壁に流れる蒸気で与えられているが 2) の熱伝 達率の局所的均一化の考慮すべき条件である。なおこ の報告は舶用炉として現在最も有望視されている内装



Fig. 2.8 摩擦による圧力損失と蒸気重量率の関係

(51)

貫流型加圧軽水炉を対称として行なわれた実験のうち の一部である。

以上が曲管の特性に関して現在までに報告されてい る主なものであるが、沸騰のある曲管の伝熱問題は従 来の直管の場合にさらに遠心力の効果、二次流れの効 果等を加えて考察しなければならないことを強調して いる。この効果は管内を流れる流動様式によっても異 なってくるであろう。たとえばバブル流では管断面を 占める液相の割合が多いから発生した気泡は遠心力の 効果により内側にたまりやすいであろうし, またクォ リティの高い領域では逆に気相の割合が多くなり、液 相は気相の二次流れにより管壁についている状態にな って内側にたまりやすくなることが推察される。した がって曲管内の流動様式によっても熱伝達率が支配さ れることが考察される。

# **2.2** 本報告の実験条件

# 2.2.1 実験条件

今までの報告によって, 曲管内の二相流伝熱問題に 関与する主な因子は,流体組成,流量,サブクーリン グあるいはクォリティ,ボイド率,熱流束そして曲管 の形状、寸法であることがわかった。これらの因子に よる影響を考慮しながら本報告では流体にサブクーリ ングのある場合の伝熱の問題を取り扱った。

従来, 曲管の沸騰二相流の伝熱問題は熱流束の変化 による実験結果についてふれていない。熱流束の変化 により沸騰曲線に変化が生じることは直管の場合すで に報告されている22)が、曲管についてはさらに管内各 部に何らかの変化がみられる可能性がある。本報告で は他のパラメータの影響にさらに熱流束の効果につい てもふれている。

テストセクションは材質として sus 27 を使用し, D/d=20.0 (360 度ベント), 400 (180 度ベント) (ど ちらも d=10.0 mm) の二種類の曲円管を用いた。

実験条件は次の範囲である。

熱流束 2×105~106 kcal/m<sup>2</sup> hr 圧力ほぼ大気圧 流量 7.15~13.5 kg/min, (入口水単相流々速 1.5~3.0 m/sec) 流体サブクーリング 0~12.0 deg.

#### 2.2.2 実験装置とテストセクション

実験装置の全体の写真を Photo 1 に概略図を Fig. 2.9 に、テストセクションの詳細図を Fig. 2.10 に示



Photo.1 装置全体図

した。また3種のテストセクションの壁温測定位置を Fig. 2.11 に図示した。

給水タンクより、まずループ内に定量水を入れる。 主ループは Fig. 2.8 の太線で示してあるように,① 主循環ポンプ,② オリフィス流量計,③ プレヒー タ,④ 入口室,⑤ 試験部,⑥ 出口室,⑦ 気水分離 器, ⑧ 熱交換器, ⑨ ストレーナより成っている。 ① の主循環ポンプは遠心式で,ポンプ出口水頭 60 m 最大流量 0.2 m<sup>3</sup>/min, の容量を持つものである。サブ クール沸騰熱伝達の実験でテストセクションの最大圧 力降下は約 2.0 kg/cm<sup>2</sup> 程度であり,流量も最大約 14 l/min. であるのでポンプ出力は十分に余裕がある。

②はオリフィス流量計で、これは口径 11.1 mm. の 薄刃オリフィスであって、試験前に水で検定済みのも



**Fig. 2.9** ループ概略図

(52)

25



◆<u>⊗:温度測定個所</u> Fig. 2.11 壁温度測定位置

のである。差圧はマノメータを使用して読み,マノメ ータの流体は弗化油(商品名ダイフロイル,比重1.93)



を使用した。この流量計の検定曲線は Fig. 2.12 に示 すとおりである。

③ プレヒータは 100 V, 4.5 kW で 200 V, 50 A 用 スライダックを使用して電圧を制御した。

④ および ⑥ は試験部前後につけられた入口室,出 口室で,ここで入口温度,入口圧力,出口温度,出口 圧力を読んだ。温度は水銀温度計を使用し,圧力は入 口にはブルドン管圧力計を出口には水銀マノメータを 使用した。

⑤は試験部で各テストセクションは④と⑥の間に 水平に置かれている。テストセクションは Fig. 2.10 に示すように,発熱部はいずれもステンレス SUS 27 鋼で内径 10 mm,肉厚 1.5 mm,発熱部長さ 800 mm. である。形状,寸法は同図のようであって,それぞれ 曲管—1 型,曲管—2 型と称する。

曲管-1 型は D/d=20.0 の 360 度ベント管で,曲 管入口,出口部にそれぞれ 130 mm の非加熱部 (銅 管)と 86 mm の加熱部直管がついている。非加熱部 は入口室,出口室に電気的に接触し発熱部の電気的端 子となっている。水は入口から上巻の方向へ流れる が,この巻ビッチは約 25 mm 程度であって,ほとん ど水平流と見なせる。

曲管-2型は D/d=40.0の180 度ベント管で,曲管の出入口部の条件は曲管-1型とまったく同じである。 この場合テストセクションは完全に水平である。

これらのテストセクションは⑩の直流電源により直接加熱される。この直流電源は最大容量 25 V, 12000 Aで誘導電圧調整器により電圧制御を行なっている。

流量の制御は③ プレヒータと④ 入口室の間のゲー ト弁 V₂ の開度を調節して行なった。



Fig. 2.13 実際の管内圧力と流体温度

#### 2.3 計測とデータ整理法

2.2 において述べたような実験装置を用いてサプク ール熱伝達の実験を実施したが,その場合において設 定すべき条件は,流量,熱流束そして入口温度であ る。

流量は弁 V2 の開度を調節して流量計のマノメータ の高さを所定の値に設定して得られる。しかし熱流 束,入口温度の変更によってテストセクション内の流 動抵抗が変化するので,その都度所定の値を得るよう に調節する。

熱流束は管の寸法とテストセクションへの電気的入 力によって決定される。管の寸法は製作公称値を用い たが、実際の値については試験後測定して巻末付録C にのせた。したがって熱流束算出のために必要な測定 はテストセクションの電圧降下と電流である。管壁内 を直接電流を通じて発熱させると軸方向熱流束一定の 条件になるが壁温一定にはならず下流にゆくに従って 壁温上昇となる。しかし、管の途中において沸騰が生 じると沸騰熱伝達率の高いことから壁温は下がる。

管壁の温度分布によっては局所的に電気抵抗が異な

るはずであるから,テストセクション両端の 電位差と電流から熱流束を算出するのはやや 危険であるが,実験値から軸方向の最大電気 抵抗偏差は 1.5% 程度であったので,電気 抵抗の軸方向分布はないものとして取り扱っ た。(管断面の円周方向には当然分布が考えら れるが,それについては付録Aに記した)

電圧は Fig. 2.9, ⑩ の電圧計Vで,また 電流は回路に挿入された分流器の両端の電位 差で求めた。

軸方向の局所的飽和温度は各位置の圧力か ら知るわけであるが,そのため Fig. 2.9 ④ および ⑥ に圧力タップを設けて圧力を測定 し,それを基準として算出した。入口室には 4.0 kg/cm<sup>2</sup>G までの範囲のブルドン管型圧力 計(最小目盛 0.1 kg/cm<sup>2</sup>)を,出口室には水 銀マノメータを連接してある。

入口,出口室の温度は,あらかじめ注意して選定した水銀棒状温度計(200°C最小目盛0.5°C)を装備し,それによって測定した。

熱伝達率の算出には管内壁の温度を知らね ばならない。管内壁の直接測定は熱流束が直

接発熱法によっているためと測定位置の正確 な値が困難であることから,管外壁の温度を測定して 内壁を求める方法を取った。温度は管外壁に 0.1 mm. 厚さの雲母板を巻き,その上に銅―コンスタンタン熱 電対(径 0.3 mm)をつけてその外側を絶縁テープで 巻き,さらにグラスウールを厚さ 2 cm 程度に巻いて 保温し,測定した。熱電対で生じた起電力はディジタ ルボルトメータ(60 点/分,横河電機製)により測定 し,同一実験条件で二度ずつ記録させた。

以上のごとく各測定を行ない曲管のサブクール沸騰 熱伝達の実験を行なったが,流体温度の求め方や飽和 温度のとり方がやや特異な点もあるので,各パラメー タを次のように定義してデータの整理をした。

流体の飽和温度はテストセクション内の流れに沿っ て、実際には Fig. 2.13 a), b) のようになると考え られる。 a) は管出口においてまだサブクール状態で あり、この場合は流体温度 T<sub>b</sub> は次式で定まるとして よいであろう。すなわち

# $T_b = T_{\rm in} + (\varDelta i_x/C_p)$

ただし  $\Delta i_x$  は入口より x 位置までのエンタルピ上 昇分,また,この場合の飽和温度  $T_{sat}$  は各点におけ る圧力に対し定まり管内各位置の圧力は単相流の圧力

(54)



Fig. 2.14 本報告で定義される各因子

損失によって見積ることができる。(たとえば (2.1), (2.2), (2.5), (2.8) 式)

一方,同図 b)のごとく,管出口にクォリティがあ る場合,管内の圧力はある点からは単相流としては扱 えない。流体にサブクーリング  $4T_{sub_x}$  がある場合で も、 $4T_{sub_x}$ が小さくなるに従がい,気泡発生率(ボイ ド率  $\alpha$ )は増加し,管内の圧力降下は単相流より大き くなる。圧力の降下に従がって  $T_{sat}$ も図のようにな り、 $T_b$ はある点において飽和温度となり,以後  $T_B = T_{sat}$ となる。なお,流体の任意の位置における  $4T_{sub_x}$ や  $\chi_x$  はそれぞれ図示のごとくなる。

今回の実験においては, Fig. 2.13 b) に示した A お よび B の位置, すなわち曲管のサブクール沸騰時の 二相流圧力損失が未知であるため, 実験データの整理 には Fig. 2.14 のごとく定義された各パラメータを用 いる。

まず,管内の圧力は  $T_B$ が単相流の場合の  $T_{sat}$  と 交叉するまでは単相流の圧力降下に従がうものとす る。すなわち,この場合にはサブクール沸騰による圧 力損失は無視している。流体温度  $T_B$  も  $T_{in}$  にその 位置までのエンタルピ増大による温度上昇分を加えた ものが使われる。サブクール温度  $4T_{sub_x}$ や出ロクォ リティ  $\chi$ exit は Fig. 2.14 に示した  $4T_{exit}$ ,  $p_{out}$  で算 出される。

整理に使用したパラメータは次のようである。

$$T_{b_x} = T_{in} + (i/C_p)(x/l_H) \qquad (2.11)$$
  

$$\Delta T_{sub_x} = \{T_{sat} - T_b\}_x \qquad (2.12)$$
  

$$\Delta T_{sat_x} = \{T_{wi\phi} - T_{sat}\}_x \qquad (2.13)$$

$$\chi_{\text{exit}} = C_p \cdot \Delta T_{\text{exit}} / L \qquad (2.14)$$

$$h = \{q_{\phi} / (T_{wi_{\phi}} - T_b)\}_x \qquad (2.15)$$

なお,テストセクションの熱伝導率の計算は SUS 27 として次式により行なった。この式は文献(16)を参照 して導びいた。

 $\lambda = 0.01105 T + 13.115 \tag{2.16}$ 

また,曲管のため断面内で熱流束分布があり,その ため壁の内外の温度差も分布があるが,これらの算出 は付録 A, B に示した方法によった。

# 2.4 予備実験

沸騰実験を始める前に、テストセクションの性質, 実験装置の精度等を確かめるために予備実験として水 による単相流の伝熱と簡単な流動抵抗の実験を行なっ た。流動抵抗の実験は,流体の飽和温度を算出するの に必要でもある。

曲管の圧力損失は曲管-1 型を使用し,実験条件は 単相流,熱交換のない場合について行なった。圧力タ ップの取り出しは,曲管の影響が少ないと思われる管 の下部から取り出した。差圧は水銀マノメータで読 み,結果の1例は Fig. 2.15, Fig. 2.16 に示したとお りで,実験結果は前述の森,中山の(2.7)式と比較し 良い一致を示している。したがって,サブクール沸騰 の実験の整理に使用する圧力損失には,曲管1-2型を 含めて,(2.7)式を使用することにした。

次に単相流の熱伝達の実験をしたのでこれについて ふれる。



Fig. 2.9, と Fig. 2.10 に示した実験装置とテスト

(55)



**Fig. 2.16** 曲管流路圧力損失

セクションを使用し,実験条件は,熱流束が 1.45~3.00 × 10<sup>5</sup> kcal/m<sup>2</sup> hr とし流体温度と流速を変化させて Re 数を  $10^4 \sim 10^5$  の範囲に設定した。

結果は Fig. 2.17 に示したように (2.8) 式と比較す ると非常に良い一致をみた。

ただし同図内の直管の式としては,乱流状態の水な どに良く用いられる下記の Dittus-Boelter の式<sup>18)</sup>を 用いた。

$$Nus = 0.023 Re^{0.8} Pr^{0.4}$$
 (2.17)

なお Fig. 2.17 に示したデータはいずれも曲管の上 下における測定データである。

出口,入口室の水銀温度計による温度差を,発生熱 量と流量から求められるエンタルビ上昇分による温度 上昇と比較してみると,試験部からの外部への熱の逃 げはほぼ0.3% であることがわかり,無視できる値で







以上の予備実験結果から,実験装置,計装などには 大きな誤差が含まれないことが確認された。

なお上記のデータの整理には Fig. 2.18 の物性値を 使用し、各物性値は流体混合平均温度  $T_B$  で見積っ た。

# **2.5 実験結果と考察**

曲管-1型および曲管-2型によるサブクール沸騰の 実験結果を Fig. 2.20~Fig. 2.29, Fig. 2.31~Fig. 2. 35 にグラフとして整理し示した。 以下それらの結果 について熱伝達率におよぼす各パラメータの効果を考 察する。

なお,本実験の実験範囲は 2.2.1 においてふれてあ るが次の範囲である。

熱流束 2×105~106 kcal/m<sup>2</sup> hr

圧 力 ほぼ大気圧

流 量 7.15~13.5 *l*/min.

(入口水単相流々速 1.5~3.0 m/sec)

流体サブクーリング 0~12.0 deg

# 2.5.1 流れ方向の熱伝達率の変化

テストセクション内の流体の流動方向に沿った熱伝 達率の変化を Fig. 2.19 から Fig. 2.22 までに示し た。

曲管—1 型に関しては、実験条件として、平均熱流 束  $q_s=8.74 \times 10^5$  kcal/m<sup>2</sup> hr. 入口水流速 v=2.50 m/ sec であり、曲管—2 型では  $q_s=1.01 \times 10^6$  kcal/m<sup>2</sup> hr, v=2.60 m/sec. である。

結果は Fig. 2.19 から Fig. 2.22 に示した。特に Fig. 2.19 には横軸に管入口からの長さをとり、たて 軸に熱伝達率をとって管断面の局所位置の熱伝達率の

(56)



Fig. 2.20 管内各部の熱伝達率分布(曲管-1型)

ある。

変化を示した。図から下流に向って大きく熱伝達率が 上昇していることがみられ,また曲管一1型,2型と も入口から約 300 mm 程度までは入口部の影響がみら れる。

流体の温度は下流にゆくに従って増大し、局所サブ クーリングが小さくなる。また物性値の変化の影響も 考慮するとサプクーリングの小さくなる効果とそれに よるボイド率増大のための流速増加分とを合わせて下 流に向って熱伝達率は増大する。(た だし物性値の効果は後二者に比較す ると非常に小さいであろう。)

一方,入口部の影響はいわゆる単 相流の場合の助走区間とはやや異な る。単相流の場合,発達した流れが 形成されるまでがいわゆる助走区間 と称されるが, 今回のサブクーリン グのある流れの場合には、流れ方向 のサブクーリングの減少に伴なって 流れの形は変化するため発達した形 の流れは形成されない。したがって 明確にどこからが入口効果のない領 域かを定めることはできないが, Fig. 2.19 の入口より 300 mm 程度の 位置から熱伝達率が上昇しているの で、一応そこまでは入口効果のある 領域と考えられる。ただしこの場合, 入口部に直管 86 mm があるので曲 管部入口からの長さは約 200 mm 程 度であり、管内径の20倍程度とな って乱流状態の単相流の場合よりや や長い。

一方,局所的に熱伝達率の分布を みると,全体的に外まわり側の熱伝 達率が高く,内まわり側が低い。傾 向として下流にくるほど外側の熱伝 達率が上昇してくるが,これはサブ クーリング減少によるボイド率増大 のため,流速の増大が効果的に二次 流れとなって沸騰の効果とともに外 側の熱伝達率の改善に寄与している ものと思われる。上下方向をみる と,上側の方が良いが,これは局所 的にサブクーリングが小さいためで

Fig. 2.20から測定位置 X=① と ② の分布はほぼ円 形に近いが X=③ と ④ の分布は外側が大きく内側が 小さいことがわかる。また同様に Fig. 2・21 に対して もX=①③③ は曲管の特徴がはっきりしていないが,それ以外では外側が高く分布形も Fig. 2.20 に似ている。したがって曲管-1 型では測定位置 ③ と ④ を,また曲管-2 型では ④ 以上が沸騰二相流の発達した流れ

(57)



Fig. 2.22 管内各部の熱伝達率分布(曲管-1型と2型の比較)

として扱える位置であると解せる。

Fig. 2.22 は曲管-1 型と2型の同様な位置における 熱伝達率分布を同時に示した。曲管-2型は1型にくら べ熱流束が大きいため熱伝達率は高くでているが,分 布は同様な型をしている。

30

(58)

#### 2.5.2 流速による熱伝達率の変化

テストセクション内の流速の変化が熱伝達率にどの ように影響するかを示したのが Fig. 2.23 と 2.24 で ある。

単相流の場合,流速の影響は Re 数にあらわれるが Re 数の増加によって熱伝達率は増大する。それはた とえば乱流の場合には壁面近傍の乱れによる熱交換の 改善が大きく効いてくるためであるが,沸騰現象が壁 面にあらわれると流速の影響は小さくなり,それは壁







Fig. 2.24 流速による熱伝達率分布の影響(曲管-2型)

面での気泡による乱れの増大と気泡による熱輸送が大 きくなるためである。

Fig. 2.23 は曲管-1 型の場合で流速(入口単相流 々速)を 1.5, 2.0, 2.5 m/sec と変えた場合の熱伝達率 分布を示じたが, 1.5 m/sec の場合に外側の熱伝達率 がやや小さいが,全体的に形としては変わったところ も認められないし,熱伝達率もそう変わっていない。

Fig. 2.24 は曲管-2 型の場合で流速を 1.6, 2.1, 2.6, 2.95 m/sec. に変えた場合で, この場合にも流速 による分布形状, 熱伝達率の変化はみられない。細 かくみると流速が大きくなるに従って外側の熱伝達 率が改善されているが, 流速の増大によって管内の 二次流れが強くなるために外側の熱伝達率が良くな ると解釈される。

#### 2.5.3 熱流束による影響

熱流束による変化を Fig. 2.25 から 2.28 に示し た。Fig. 2.25 と 2.26 は横軸に熱流束,たて軸に 熱伝達率と流体サプクーリングをとって整理したも のである。





(曲管-2 型)

ー般に管内の流れが強制流動である場合は,熱流束 が小さいと熱伝達率は強制対流熱伝達率で与えられる が,ある熱流束になると管壁に沸騰が生じて熱伝達率 が改善されることは良く知られている。(Fig. 1.1)

Fig. 2.25 は曲管-1 型の v=2.0 m/sec の場合にお ける X=③,④ の位置の熱伝達率である。④ の位置 は③ に対し下流にあり,流体のサブクーリングが小 さいので全体として熱伝達率は高く,熱流束の増加に 対する熱伝達率の上昇率も大きい。また熱流束が大き くなると外側の熱伝達率が大きく改善されているが, これも熱流束増大に従ってボイド率が大きくなり気 相,液相の速度が大きくなって管内の外側への二次流 れが強くなり沸騰効果による改善とともに積極的に外 側の熱伝達率を改善しているためと考えられる。

一方,内側の熱伝達率も熱流束の増加に従って大き くなっているが,これは内側の壁近傍の流体サブクー リングが小さくなって沸騰による効果が除々に強くな って改善されているためと思われる。

また熱流束による熱伝達率の改善度は  $q=4\times 10^5$ kcal/m<sup>2</sup>hr 程度を境として、それ以上では良くなって いるが、これらの傾向は後述の Fig. 2.31 でも明白で ある。

Fig. 2.26 は曲管-2 型により v=2.1 m/sec の場合 の結果で X=⑤ と ⑥ の位置の熱伝達率を示した。 傾向としては Fig. 2.25 の場合と同様である。

Fig. 2.27 と 2.28 は上述の熱流束の影響を断面の



Fig. 2.27 熱流束の熱伝達率分布への影響(曲管-1型)

32



١

Fig. 2.28 熱流束の熱伝達率分布への影響(曲管-2型)

円周方向の分布として書き変えてみたもので,上述の 傾向が理解できる。

# 2.5.4 流体サブクーリングの影響

流体サブクーリングの影響を一般的に考えると,た とえば Fig. 2.29 にあらわしたように,流速一定の場 合にはサブクーリングが大きいと壁面の沸騰による効 果より流速による効果が大きくほぼ単相流強制対流熱 伝達率で見積ることができるが,サブクーリングが小 さくなって流体温度が飽和温度に近づいてくると沸騰



の効果が強くなって熱伝達率は単相流の場合より改善 されてくる。また熱流束が高いと前 2.5.3 と関連し て,過熱境界層が発達し沸騰が盛となって熱伝達率は 改善される。

Fig. 2.30 は曲管-2型を用いて整理したものである。



Fig. 2.30 *ΔT*<sub>sub</sub> と *qs* の影響(曲管-2型)

熱流束をパラメータとし X=⑤, ⑥, ⑦ の位置のデ ータをプロットした。⑤, ⑥, ⑦ の位置は Fig. 2.19 で説明したように一応発達した流れ(沸騰二相流とし て)と考えられるから,それらの点での熱伝達率は主 にサブクーリングのみで決まると考えられる。したが って Fig. 2.30 のように v=2.10 m/sec 一定で熱流束 一定の線を取ると,熱伝達率の傾向は熱流束とサブク



ーリングによって決められる。Fig. 2.30 の定性的傾向は Fig. 2.29 とまったく同様の傾向を示している。

なお、これらの傾斜には当然の事ながらボイド率変 化による局所的流速の変化と物性値の変化による影響 が入ってくるが、それらの効果を $Nu = f(Re^{0.8} \cdot Pr^{0.4})$ で評価できるとして考察するとそれらの影響はサブク ーリングによる効果と比較すると小さい。

一方, 曲管-1 型による実験結果を Fig. 2.31 のご とくまとめると実験データが強制対流で決定されるも のとサブクーリングによって決定されるものとに分け られることがわかる。たとえば, Fig. 2.31 a) で v =2.1 m/sec で  $\Delta T_{sub} = 4 \sim 8 \deg$  の場合には、 $\Delta T_b = 25$ deg, q=3.3×10<sup>5</sup> kcal/m<sup>2</sup> hr. にその境があり, それよ り  $\Delta T_b$  あるいは q の小さいところでは強制対流伝熱 が支配的であり、それより大きいところでは沸騰伝熱 が支配的であるといえる。この境界点もvが大きいと  $q, \Delta T$  の高い方へ,  $\Delta T_{\rm sub}$  が小さいと低い方へ移る。 しかし沸騰伝熱が支配的でも詳細にみると流速の影響 はみられ Fig. 2.31 からも流速が大きいとやや熱伝達 率の大きい方にずれていることがわかる。同図 b) には 曲管断面の各位置の伝熱特性が示されているが、各位 置の特性はa)図とほとんど同じである。Fig. 2.31 a), b) 両図には McAdams ら22) による立て型直管の場合 の実験線 (*4T*<sub>sub</sub>=11 deg) が入っているが, 沸騰効 果による熱伝達率の改善度(線の傾斜) は曲管-1 型も 立て型直管の場合も一致している。

#### 2.5.5 曲率半径による影響

曲率半径による影響は、単相流では序において述べ たように、 $d/D \ge Re$ 数によって熱伝達率が求められ ることから (Pr数はそう変わらないとする)、Re数 一定の場合には d/Dに大きく依存している。沸騰二 相流においても同様に d/Dの影響は大きいと推測さ れる。たとえばサブクーリングのある流体では主流は ほとんど液体と考えられるから Fig. 1.3 b)のように 主流に外側に向かう二次流れが存在し、それによる乱 れのために管壁に発生する気泡は壁より離脱しやす く、したがって d/Dが大きいほどそれらの効果は大 きくなると考えられる。

Fig. 2.32 は横軸に d/D をとり,たて軸に h をとって q をパラメータとして整理した。d/D の効果のみ をみるためには流速,サブクーリング,熱流束を一定 にしなければならないが,実験技術的にそれらを完全 に合致させるのは困難で,データは同図上に記した表

(62)

データはそれぞれ上下位置の平均値である。

結果は前述の考察のとおり *d/D* に影響され, *d/D* が大きいと熱伝達率が良くなっている。

Fig. 2.33 は Fig. 2.32 のデータを再整理したもの で, a) は外側の熱伝達率  $h_0$  と内側の熱伝達率  $h_i$  の 比をとって比較している。d/Dが大きいと  $h_0/h_i$ は大 きくなっており、また熱流束が大きいほどその比は小 さくなっている。d/D が大きいとそのために生ずる





Fig. 2.32 熱伝達率におよぼす曲率半径の影響

主流の二次流れが大きくなるため  $h_0/h_i$  は大きくなる が, 直管を d/D=0 と考えると  $h_0/h_i$  は1になるべき で, d/Dが小さいと  $h_0/h_i$  も小さくなることは自然と 考えられる。また熱流束が大きいほど  $h_0/h_i$  が小さく なるのは Fig. 2.33 b) からもわかるように外側の熱伝 達率にくらべて内側の熱伝達率がより改善されている ためである。

また同図 b) から d/D が小さくなると  $h_0$  および  $h_i$ は  $h_m$  に近づくことがわかる。

一方,これらのデータをすでに発表されている他の 研究者による結果と比較してみると Fig. 2.34 に示す とおりであって, McCarthy らの左下がりの傾向を除 くと Hendricks や Seban らの傾向と合う。ただしこ の場合には他のデータは単相流々体や超臨界圧流体で







Fig. 2.33 各部熱伝達率に与える曲率半径の影響

36

あって沸騰二相流のデータは少くないが、それらと $h_0/h_i$ を比較するとほぼ同程度の値をとっていることから、 $h_0/h_i$ は流体の状態(単相流、二相流、超臨界圧流等)によらずほぼ同様であると推察される。

# 3. バーンアウト実験

# 3.1 序

2.1 序において述べたように,曲円管内の沸騰熱伝 達はその応用面において広範囲にわたり,さらに最近 では原子炉あるいはボイラ等の高熱負荷伝熱面への適 用が考えられるようになって,当然の事ながら沸騰伝 熱の熱的限界といわれる曲管のバーンアウトについて 知識を得ることが重要となってきた。

とくに熱中性子原子炉,高速炉の Na-水熱交換器 あるいは過給ボイラのような高性能ボイ ラにおいて は,曲管の使用が多く,熱焼損防止の点から曲管のバ ーンアウト熱流束を知ることは重要である。

一方, 直管の単一棒あるいは管群のバーンアウト実 験は原子炉の製作とその発展にともなって非常に数多 く行なわれているが, このような流れのある場合のバ ーンアウト現象について理解がまだ確かでないこと と, バーンアウト熱流束が流体の性質のみによって定 まるのではなく, 発熱体の寸法, 材質それにループの 特性によっても左右されるように多数の因子によって 影響されるため, 現段階においては解析的にこれを明 らかにすることは不可能に近い。

このようにループの構成要素によってまでバーンア ウト熱流束が左右されるため,ある形式の原子炉のバ ーンアウト熱流束を求めようとすると,その形式を可 能な限りそっくり作って実験を実施しなければなら ず,したがって直管のバーンアウト実験が沢山おこな われる結果となり,現象的に十分把握された整理式が みつかるまでは従来の整理法によるデータのばらつき はいかんともしがたい。

直管のバーンアウトに対し曲管の場合は前述のパラ メータにさらに曲管のためのパラメータが入ってく る。この影響のために直管の場合と現象的に異なると 考えられるのは、管内の流体が遠心力によって直管の 場合と異なった流れになり、それが管壁に発生してい る気泡に少なからぬ影響を与えることである。さらに それらの影響は流体がサブクールされた状態かあるい は飽和状態かによっても異なるであろう。

たとえば Fig. 1.3 b) のごとく管内の流体がサブク ールされている場合には,主流には気泡がなく重い流 体があるため外側の過熱境界層は遠心力(あるいはそ れにより生じる二次的流れ)によって薄くなっている と考えられるから定性的には外側にくらべ内側がバー ンアウトしやすくなるであろう。またサプクーリング が大きいほどバーンアウト熱流束は大きいことから考 えても管断面の局所的サブクーリングは外側が大き く,内側が小さいと考えられるから前の理由と相俟て 内側がパーンアウトしやすくなる。

一方クォリティ領域すなわち主流が蒸気によって占 められるような場合は, さきの序2において述べた Banerjee らの実験にみるように (Fig. 2.1, 2.2) 管の 内側に液膜がたまりやすく, したがってドライアウト によるバーンアウトは外側において生じるであろう。 Banerjee らの実験は断熱条件であるが, 加熱条件では これらの傾向は Owhadi ら (Fig. 2.4) あるいは NSR -4 部会の結果(Fig. 2.7)からもみられる。しかし双方 の報告ではドライアウト現象 (沸騰現象が終了して連 続した乾き蒸気が存在する現象でバーンアウト時に起 こる不連続的なドライアウトとは異なる) は最後に内 側で生じていることを示しているが, いわゆる高クォ リティ領域のバーンアウトにまでは言及していない。

さて直管のバーンアウト実験が多数発表されている ことはさきに述べたとおりであるが,曲管のバーンア ウト実験結果は非常に少ない。

その理由としては,直管の場合のように直接原子炉 の燃料棒としては使用しなかったこと,それと曲管を 使用する場所の熱流束がバーンアウトが問題になるほ ど高い値ではなかったこと等が考えられる。しかし, 伝熱面を通過する熱流束をどんどん高い値まで採用す るようになってくると,当然最大熱流束(バーンアウ ト熱流束)が問題になってきて,曲率半径の影響がど うなるか理解する必要にせまられる。

この曲管の最大熱流束について Miropolskiy らが行 なった実験があるのでそれを紹介する。

Table 3.1 Miropolskiyの使用したテストセクション

Pipe No.	Bend Position	Bend Angle	Pipe Dia mm. dout din			
1	Horizontal	90	56	10	8	
2	"	"	62	20	16	
3	Vertical	360	90	10	8	
4	"	"	43	"	"	
5	"	"	260	"	"	



Fig. 3.1 流体エンタルピと極大熱流束の関系

彼らは Table 3.1 に示したような5種類の曲管(うち水平 2, 垂直 3)を使って最大熱流束を求める実験 を行ない,直管と比較しながら考察している。それに よると

1. 最大熱流束 qor は, 直管ではエンタルピが増大

するにつれて単調減少するが,曲管では qor は流体のエンタルビが飽和水のエンタルビ! に近いと ころで極小になり,それ以上の領域で極大になる。 (Fig. 3.1)

 pipe-1 を使用し圧力 *p* と質量流速 *Wo* を変化 させた場合(Fig. 3.2), 直管と比較すると *i*=1450 ~1950 joule/kg の範囲では曲管が低い *qor* を持 ち, それ以上では曲管の方が高い。

*d*=16 mm の曲管は *d*=8 mm のものより 30% 低い。

- 3. 立型曲管 (pipe 3.4 & 5) では大体においてバ ーンアウトは断面の下側で生じているが, これは 遠心力と重力の vector の方向が一致するところ である。
- Fig. 3.3 に示したように,質量流速 Wg の高 いところ (Wg=2000 kg/m<sup>9</sup>s) では曲率半径を小 さくすると qor の最小値は減少し,最大値は上る。 また,この実験範囲では Wg が小さいと曲率半径



Fig. 3.2 極大熱流束におよぼす圧力と流量の影響



Fig. 3.3 極大熱流束におよぼす管形状の影響

が小さくなるにつれては増加する。

 pipe 1 (Fig. 3.1 水平管) と pipe 4 (Fig. 3.3 立て型管)のデータを比較すると、立て型管の場 合は水平曲管の値を全体的に高いエンタルビの方 へ引きのばしたような形をとり、そして最小の値 は水平管の方が低い。しかしこの最小値に関して は、Wg が小さいほど差がなくなって Wg=400 kg/m<sup>2</sup>s ではその差は無視できるほどである。

以上の5つの特徴は彼らの結言によるものである が、1 について考えてみると、管内に振動がある場合 の直管の qor の値は、Fig. 2.3 b) に示すようにやは り最小値と最大値がある。もし彼らの実験に管内の流 動振動が存在しないならば、それは曲管の特徴であろ うが、その点について詳しいことはわからない。

3 の立て型管のバーンアウト位置は断面の下側で生 じているとしているが、遠心力の方向に合致するなら ばバーンアウトは外側で生じたことになり、立て型管 の特徴であるといえよう。ただしこの点についても実 験した状態やその生じる確率等について何も述べては いない。しかしこの問題は、特に興味ある問題と思わ れる。

以上が Miropolskiy らによる実験結果である。

われわれは、後に述べる3種類のテストセクション (2種類の曲管と水平管)により、バーンアウト実験を 行なったが、Miropolskiy らのようにエンタルビの広 範囲な実験はせず、サブクール領域あるいは低クォリ ティ領域のバーンアウトをテストセクションあるいは 他のパラメータを変えた効果について調べた。

バーンアウトの実験条件は, 曲管-1 型では, 流路 内流量  $G=1.4\sim11.0 \text{ kg/min}$ , 入口サブクーリング  $\Delta T_{\text{sub in}}=29.0\sim56.0 \text{ deg}$ , 曲管-2 型では,  $G=2.9\sim$ 5.8 kg/min,  $\Delta T_{\text{sub in}}=31.5\sim62.5 \text{ deg}$ . そして直管では  $G=3.6\sim7.6 \text{ kg/min}$ ,  $\Delta T_{\text{sub in}}=42.0\sim72.5 \text{ deg}$  であ る。

# 3.2 実験装置とテストセクション

バーンアウト実験に使用した装置はさきの第2章 2.2 において述べた曲管の熱伝達の実験に使用した装置と同じで概略図は Fig. 3.4 にある。装置の操作法 も前章2.2 に記した通りであり,重複するのでここで は省く。しかし計装については若干の相異があり後の 3.3 においてくわしくふれる。

バーンアウト熱流束を求めるためのテストセクショ ンには Fig. 3.5 (a), (b) に示すような二種類の曲管を



Fig. 3.4 ループ概略と計装図





38

(66)

採用し,比較のため曲管と発熱部の管の内外径,材質 が同じ直管 (Fig. 3.5 (c))を使用した。

(a) は曲管-1 型で、1 巻の通路を持ち、管の曲率半径 D/2=100 mm. d/D=0.05 であり、電源電圧の関係から加熱を管の途中で行なう場合もある。加熱長さは  $l_{H}=800$  mm と 556 mm である。

(b) は曲管-2 型で, 1/2 巻の流路を持ち, 管の曲率
 半径 D/2=200 mm, d/D=0.025 で曲管-1 型の2倍の曲率半径を持っており, l<sub>H</sub>=556 mm である。

(c) は比較のための直管で, d/D=0,  $l_{H}=503$  である。

また,発熱部の管の内外径は (a), (b), (c) ともに *d*= 10 <sup>ø</sup> mm, *d*<sub>0</sub>=13 <sup>ø</sup> mm である。

なお,このテストセクションは第二章 2.2 のテスト セクションと形状は同じである。ただ加熱長さが異な っているため,流れが発達してから加熱が始まる形式 になっている。

#### 3.3 計測とデータ整理法

計測方法については 2.3 の場合と異なる点が多い。 熱伝達の実験では、いわゆる静的平衡におけるデータ を取ることが多いので,測定計器も指針型やマノメー タなどで十分であった。しかしバーンアウトの実験で は,静的平衝条件でデータをとるにしても,バーンアウ ト近傍では流体にわずかな変動があり,またパーンア ウトの発生自体も動的なものであるからそれをとらえ るためには,現象を時間的に記録しなければならない。

したがって,必要なデータはすべて電気的信号に変 えてビジグラフあるいは自記記録計にいれた。

この実験で自記記録をした計測は ① 流量測定のた めのオリフィス前後の差圧, ② 入口室圧力, ③ 出口 室圧力, ④ 入口室温度, そして ⑤ 出口室温度であ る。④ と ⑤ の温度計は 0.3 mm の直径の銅コンス タンタン熱電対を使用した。主な測定器, 計器類につ いては Table 3.2 に示しておいた。

なおバーンアウト熱流束を求めるのに必要なテスト セクション両端の電位差とそこを流れる電流も  $1 k \Omega$ のボリュームで調整してヴィジグラフに入れ圧力,差 圧と同時に記録した。

Fig. 3.5 (a)(b)(c) に示す三種類のテストセクションを 使ってバーンアウト熱流束を求める実験をしたが,得 られたデータは入口サブクーリング,流量,出口クォ

計 器 名	仕 様	メーカ	備考
(1) 差 圧 計	Type PD-500GA 測定範囲 0~0.5 kg/cm <sup>2</sup> 最高ライン圧力 30 kg/cm <sup>2</sup>	   共和電業	流量計オリフィス差圧の測定に使用
(2) 圧力計	Type PG-20KA 測定範囲 0~20.0 kg/cm²	共和電業	入口圧力計
(3) 圧力計	Type PB-10 測定範囲 0~10.0 kg/cm²	東洋測器	出口圧力計
(i) ヴィジグラフ	Type FR-301 6 チャンネル 感光紙送り速度 0.4~100 cm/s 使用ガルバノメータ G-100c	三栄測器	差圧,入出口圧力 テストセクションの電流,電圧を記 録
(ii) ひずみ計	Type DM-6H 6 チャンネル 測定範囲 60×10 <sup>-6</sup> Strain	共和電業	差圧計,圧力計に使用
(iii) 打点式電位差 計	電子管式自動平衡電位差計 打点数 6 測定範囲 0~10 mV 6 打点/分	横河電機	入,出口温度測定用

Table 3.2 バーン・アウト実験に使用した計器

リティ,入口と出口の圧力差そしてその圧力差をテス トセクションが熱長さで割った値を使ってそれぞれ整 理した。一方曲率がバーンアウトに与える効果をみる ため管内径と三種類の曲管の曲率半径との比をとって 入口サブクーリングと流量を一定にして比較した。入 ロサブクーリングは入口圧力より飽和温度をとり入口 温度との差をとって求めた。

また Zenkevich の整理法による整理も行なって,各形状のデータを一緒に比較した。

さらにバーンアウト位置までのエンタルビで整理で きると考え,流量と入口サブクーリングで整理してみ た。

なおバーンアウト熱流束は,最初に赤熱した位置の 熱流束をとっているが,バーンアウト現象が局所的な ものと考えられる以上 Miropolskiy らの実験データの ように管断面の平均熱流束をとることより,局所的熱 流束をとる方が妥当ではないかと考え,それにより各 整理を行なった。

# 3.4 実験結果と考察

得られた実験データを管形状別に整理した表を Table 3.3 (a), (b), (c) に載せておいた。以後は結果を曲 線にしたものについてそれぞれ傾向を述べるが,詳し いデータが必要な場合には上記各表を参照されたい。

#### 3.4.1 テストセクションの形状の影響

Fig. 3.5 に示した各テストセクションを使って実 験し,テストセクションの曲率半径をそれぞれ R=100 mm. 200 mm. ∞ (直線は曲率半径無限大と考える) とした場合のバーンアウト熱流束に与える影響につい て調べた。バーンアウト熱流束に及ぼす因子に流体の サブクーリング(あるいはクォリティ)と流量が主に 挙げられるので、ここでは形状が変化した場合に熱流 束がどう変わるかを上の二つの条件を一定にして比較 し,結論とした。なお本実験の場合には熱流束は,テ ストセクションが曲円管で直接電気的に与えられるた め、曲管の断面の周方向にある分布をする。3.1 の序 において記した Miropolskiy らの data は熱流束とし て断面内の平均熱流束を取っているが、ここではバー ンアウト現象は局所的条件によって生ずると考えて, バーンアウトが生じた位置の熱流束をもってバーンア ウト熱流束 *QBO* とした。

Fig. 3.6 には  $G=5.88 \times 10^{6} \text{ kg/m}^{2} \text{ hr}$ ,  $\Delta T_{\text{sub in}}=55$ deg の場合  $3.66 \times 10^{6} \text{ kg/m}^{2} \text{ hr}$ , 55 deg の場合そして



rig. 5.6 (BO (同門) に対 5 a/D の影響

2.21×10<sup>6</sup> kg/m<sup>2</sup> hr, 45 deg の場合の3ケースについ て示した。図中の3種類の曲線は上記3ケースの  $q_{BO}$ の平均的傾向を示してある。この曲線からみれば d/Dの増加に対し  $q_{BO}$  はやや減少しているように思える が,  $q_{BO}$  の値のばらつきが通常 ±30% もあることを 考慮すれば d/D の変化に対し明瞭にその傾向はみら れず,この実験範囲内では曲管と直管の  $q_{BO}$  はあまり 変らないという結論に達する。ただし、Miropolskiy ら のように管断面の平均熱流束  $\overline{q_{BO}}$  をとって表示すれば d/D が大きくなるにしたがって  $q_{BO}$  が減少する傾向 を示し、サブクール領域あるいは低クォリティ領域に おける Miropolskiy らの傾向と一致している。(Fig. 3.7)

以上は流量と入口サブクーリングを一定とした場 合,d/Dの変化に対し $q_{BO}$ は変らないとした理由で あるが, バーンアウトの発生を観察によって調べると 特徴があり,これについては後述する。また形状の変 化により $q_{BO}$ がどうなるかという結論は各整理法を 示した後にもそれぞれふれる。



3.4.2 データの整理

**Table 3.3 a**) 曲管-1 型バーンアウト実験データ

実 験 番 号	曲 1-1	曲 1-2	曲 1-3	曲 1-4	曲1-5	曲 1-6	曲 1-7	曲 1-8	曲 1-9	曲 1-10	曲1-11	曲1-12	曲1-13	曲1-14	曲1-15	曲1-16	曲1-17	曲1-18
入 口 室 圧 力 <i>p</i> <sub>in</sub> kg/cm <sup>2</sup> G	3.2	2.1	1.8	2.7	2.7	3.3	1.5	1.65	3.92	3.8	2.8	3.0	3.0	3.55	2.4	1.15	0.82	1.85
出口室圧力 pexit kg/cm <sup>2</sup> G	0.25	0.25	0.25	0.25	0.13	0.13	0.16	0.19	0.30	0.51	0.18	0.24	0.22	0.24	0.16	0.12	0.12	0.16
差 圧 p <sub>in</sub> -p <sub>exit</sub> kg/cm <sup>2</sup>	2.95	1.85	1.55	2.45	2.57	3.17	1.34	1.46	3.62	3.29	2.62	2.76	2.78	3.31	2.24	1.03	0.70	1.69
入口室温度 Tin °C	99.8	99.8	98.0	96.0	93.0	90.0	97.5	97.5	96.0	99.8	97.0	98.5	95.0	101.0	80.5	88.0	83.5	87.0
出口室温度 T <sub>exit</sub> °C	飽和	飽和	飽和	飽和	105.0	106.5	105.0	104.0	106.5	108.5	104.5	105.0	106.0	108.5	102.0	103.0	103.5	104.5
流 量 <i>Q l/min</i>	9.8	1.3	7.6	3.0	7.5	6.6	8.5	8.0	8.5	11.0	6.6	5.0	5.5	7.5	4.4	5.1	5.3	7.3
重量速度 $G \times 10^{-6} \text{ kg/m}^2 \text{ hr}$	7.25	1.04	5.56	2.21	5.53	4.84	6.21	5.88	6.21	8.05	4.84	3.66	4.15	5.53	3.21	3.73	3.87	5.35
入口流速 vm/sec	2.10	0.30	1.61	0.64	1.60	1.40	1.80	1.70	1.80	2.33	1.40	1.06	1.2	1.60	0.93	1.08	1.12	1.55
入口サブクーリング <i>AT</i> <sub>subin</sub> deg	45.2	34.2	32.5	44.0	47.0	55.7	29.3	31.1	54.3	49.7	44.0	44.5	48.0	46.5	57.5	34.0	33.5	44.0
出口クォリティ Xexit %	9.46	86.5	10.8	41.0	25.4	19.8	10.6	12.5	17.9	13.8	13.7	28.0	24.5	19.2	25.3	13.7	12.0	11.0
バーンアウト熱流速 q <sub>BO</sub> ×10 <sup>-6</sup> kcal/m <sup>2</sup> hr	1.50	1.64	1.19	1.87	3.00	2.98	2.08	2.23	3.40	BOせず 3.3 以上	2.67	2.96	2.97	3.10	2.63	1.70	1.70	2.16
バーンアウト位置 (加熱始めより) <i>l<sub>B0</sub></i> mm	295	760	510	700	170	150	450	262	150		150	90	90	180	100	400	310	250
バーンアウト位置 (管断面位置)	内側	出口直部	出口曲 部内側	内側	内側	内側	内側 出口直部断		内側	_	内側							
備考	加熱長 さ <i>l<sub>H</sub>=</i> 800.0 mm	同左	同左	同左	<i>l<sub>H</sub>=</i> 556.0 mm 曲 1-5~ 曲1-18 まで <i>l<sub>H</sub></i> は同じ													

41

(70)

**Table 3.3 b**) 曲管-2 型バーンアウト実験データ

実 験 番 号	曲 2-1	曲 2-2	曲 2-3	曲 2-4	曲 2-5	曲 2-6	曲 2-7	曲 2-8	曲 2-9	曲 2-10	曲 2-11	曲 2-12	
入口室圧力 pin kg/cm <sup>2</sup> G	1.15	2.17	2.06	2.00	2.70	2.15	3.50	2.55	3.60	3.10		3.20	
出口室圧力 <i>p</i> exit kg/cm <sup>2</sup> G	0.14	0.20	0.15	0.15	0.21	0.16	0.24	0.16	0.23	0.20		0.23	
差圧 p <sub>in</sub> -p <sub>exit</sub> kg/cm <sup>2</sup>	1.01	1.97	1.91	1.85	2.49	1.99	3.26	2.39	3.37	2.90		2.97	
入口室温度 T <sub>in</sub> °C	81.5	89.0	89.0	101.5	85.0	77.0	91.5	100.5	97.0	77.0	87.5	87.5	
出口室温度 T <sub>exit</sub> °C	101.5	105.0	102.0	102.5	104.5	102.5	109.5	105.5	109.0	107.0	109.0	106.0	出口室温度はす べて飽和温度
流 量 Q l/min	3.20	3.20	3.00	3.00	5.80	3.00	5.10	2.90	5.20	5.80		5.40	
重量速度 $G \times 10^{-6}$ kg/cm² hr	2.45	2.45	2.21	2.21	4.20	2.21	3.73	2.14	3.80	4.19		3.98	
入口流速 v m/sec	0.68	0.68	0.64	0.64	1.21	0.64	1.08	0.62	1.10	1.21		1.15	
入口サブクーリング $\Delta T_{\mathrm{subin}} \deg$	40.5	45.5	44.5	31.5	55.0	57.5	56.0	38.0	51.0	62.5		57.5	
出口クォリティ Xexit %	22.3	37.1	38.4	34.4	20.5	35.9	28.2	45.7	30.4	19.8		25.3	
バーンアウト熱流速 <i>q<sub>B0</sub>×10<sup>-6</sup></i> kcal/m <sup>2</sup> hr	1.61	2.48	2.36	2.23	2.71	2.36	3.11	2.62	3.29	2.84		3.00	
バーンアウト位置 <i>l</i> BO	300→	350→	80	470→	100→	110	110→	500	110 500	150→		160	上流加熱開始 点よりの長さ
バーンアウト位置 (管断面位置)	内側→ 出口直 管部	内側   出口直   管部	内側	出口直 管部	内側→ 出口直 管部	内側	内側→ 出口直 管部	出口直 管部	内側 出口直 管部	内側→ 局所全 周		内側→ 局所全 周	
備考													

42

実験番号	直-1	直-2	直-3	直-4	直-5	直-6	直-7	直-8	直-9	直-10	
入口室圧力 p <sub>in</sub> kg/cm <sup>2</sup> G	3.50	3.60	2.75	2.85	3.60	4.00	2.65	1.40	1.20	4.25	
出口室 圧力 p <sub>exit</sub> kg/cm <sup>2</sup> G	0.20	0.20	0.14	0.20	0.25	0.29	0.15	0.12	0.12	0.28	
差	3.30	3.40	2.61	2.65	3.35	3.71	2.50	1.28	1.08	3.97	
入口室温度 Tin °C	88.5	90.5	93.0	91.0	92.0	97.0	98.0	83.5	50.0	98.0	
出口室温度 <i>T</i> exit °C	108.0	107.0	105.5	108.0	107.0	111.0	104.0	101.5	101.0	105.5	出口室温度はす べて飽和温度
流 量 <i>Q l/min</i>	6.40	5.30	4.60	5.50	7.60	7.00	3.60	3.90	3.60	6.75	
重量速度 $G \times 10^{-6} \text{ kg/m}^2 \text{ hr}$	4.70	3.90	3.39	4.05	5.56	5.15	2.66	2.87	2.66	4.95	
入口流速 vm/sec	1.46	1.13	0.98	1.17	1.61	1.49	0.77	0.83	0.77	1.43	
入口サブクーリング 4T <sub>subin</sub> deg	59.0	57.5	47.5	50.6	56.0	54.0	42.5	41.8	72.5	54.5	
出口クォリティ Xexit %	19.7	27.0	26.4	22.4	19.6	21.9	36.0	19.6	16.8	24.2	
バーンアウト熱流速 q <sub>B0</sub> ×10 <sup>-6</sup> kcal/m <sup>2</sup> hr	3.04	3.27	2.67	2.86	3.47	3.48	2.73	1.83	1.92	3.51	
バーンアウト位置 <i>l<sub>BO</sub></i> (mm)	130	125	100	180	75	470	490	460			上流側加熱開始 点よりの長さ
バーンアウト位置 (管断面位置)	Ŀ	上	上	Ŀ	Ŀ	Ŀ	上	L			
備 考											

**Table 3.3 c)** 直管バーンアウト実験データ

# 3.4.2.1 入口サブクーリング,流量の効果

タとして示した。データの傾向として入口サブクーリ ング  $4T_{subin}$ の増加に対しバーンアウト熱流束  $q_{BO}$ は 上昇している。流量別にみると加熱長さ  $l_{H}$ =503, 556

Fig. 3.8 には  $q_{BO} - \Delta T_{subin}$ の関係を流量をパラメー



**Fig. 3.8** *ΔT*<sub>subin</sub> の *qBO* に対する影響





mm の場合には  $G=3.2\sim3.9\times10^{6}$  kg/m<sup>2</sup> hr の傾向が やや異なっているが,  $4T_{subin}=55$  deg では  $q_{BO}$  が約  $3\times10^{6}$  kcal/m<sup>2</sup> hr であるのが, 30 deg になると  $q_{BO}=$  $2\times10^{6}$  kcal/m<sup>2</sup> hr 程度に降下している。一方  $l_{H}=800$ mm (曲管-1型のみのデータ)の場合は傾向は同じで も全体的に  $l_{H}=503$ , 556 mm のものに比較して  $q_{BO}$ が約 50% 低い値になっている。

また傾向として G が大きくなる程  $4T_{subin}$  による 影響が大きくでているが,これは流量が多くなると入 口出口間のエンタルビ上昇 4h が小さくなり,  $4T_{subin}$ による影響が出口まで効果的であるためである。逆に G が小さいと 4h が大きくなり,入口から出口までに サブクールの状態からクォリティ領域までの範囲が存 在し、バーンアウト発生条件が合う点が存在するため,  $4T_{subin}$  にそれ程大きい依存性が示されない。

Fig. 3.9 は Fig. 3.8 を書き変えたもので流量 *G*の 増加に対し *q<sub>B0</sub>*の増大がみられる。

Fig. 3.8, Fig. 3.9 からみてもわかる様に詳細にみ れば形状による差を検討できそうであるが, 4.1 でも 述べたようにバーンアウト熱負荷のばらつきが±30% もあることから考えると形状別に結論が出せるほど大 きな差はみられない。

なお Fig. 3.9 の  $l_{H}$ =800 mm の傾向が他の  $l_{H}$  の ものと比較すると異なっているが。実験装置および実 験方法に差があるのでこの様になった。その主な原因 は主循環ポンプの吐出圧力が 2 kg/cm<sup>2</sup> G と小さいこ とにあると推察される。

結局入口サブクーリング,流量がバーンアウトにお よぼす影響は,一般的に云われているように  $dT_{subin}$ , *G* の増大に対し  $q_{BO}$  の増加となってあらわれてい る。

3.4.2.2 入口, 出口間圧力差による整理



Fig. 3.10 は入口,出口間圧力差 *4p* に対する *qBO* の 変化を取ったもので,このようにまとめるとテストセ クション形状,入口サブクーリング,流量の効果が *4p* に含まれほぼ一直線上にのっている。

流動抵抗を考慮した鳥飼の強制対流バーンアウト理 論<sup>19)</sup>は沸騰による流体の拡乱も含めた乱流拡散により 主に伝熱面上の気液交換が行なわれるとして次式を導 びいている。

$$q_{BO} = L u_{m0} P_l \frac{k_\lambda}{8} (1 - \alpha_{vm}) \qquad \cdots \cdots (3.1)$$

但し  $L = 素発の潜熱, u_{m0} = 管内入口平均流速, <math>k_{\lambda}$ =流体摩擦係数,  $\alpha_{vm} = 素気ボイド$ 

この式は強制対流時の qBo は抵抗および入口流速に 比例し,またバルクボイド率が低くなる程高くなると いう一般的傾向をあらわしている。(3.1)式は上述し たごとく沸騰による乱れも含めた大きな乱流拡散を仮 定しているため水平管にも拡張され得るであろう。

いま(3.1)式において直径 dの円管を考えると

ŀ

$$F_{\tau} = k_{\lambda} \frac{u_m^2}{8} \rho \qquad (3.2)$$

$$\frac{dp}{dx} = \frac{4}{d} F_{\tau} \qquad \cdots \cdots (3.3)$$

$$\rho_l u_{m0} = \rho u_m \qquad \cdots \cdots (3.4)$$

但し u<sub>m</sub>=流体平均流速, ρ=流体の密度 したがって(3.1)式は(3.2)~(3.4)式を代入して

$$q_{BO} = \frac{d}{4} \cdot L \cdot \frac{(1 - \alpha_{vm})}{u_m} \frac{dp}{dx}$$

(72)