〔原著論文〕

単気泡の分裂とそれによる音

- *北大院・エ 望 月 修††
- *北大院・エ 石 川 仁†††

気泡流がオリフィスを通過する際の騒音発生機構を明らかにするために,オリフィスを通過する単 独気泡の分裂に至る過程の観察,およびそのとき発生する音の計測を行った.気泡流においてはオリ フィス近傍で発生する音の強さはオリフィス近傍の圧力差の大きさに比例すること,また,この音の発 生はオリフィスを通過した後の気泡の分裂が原因であることを明らかにした.気泡の分裂は,気泡内 部に発達するマイクロジェットによって引き起こされる.マイクロジェットの成長過程を調べた結果, 気泡の分裂位置を気泡直径,主流速度,および圧力差によって表せることを示した.

Breakup of a single bubble and its sound

Warjito, Osamu MOCHIZUKI and Hitoshi ISHIKAWA

Division of mechanical science, Hokkaido University

(Received 28 November, 2001; in revised form 25 February, 2002)

The process of breakup of a single bubble passing through an orifice and the mechanism of sound generation during the process are described in this paper. A micro jet grows in the downstream direction in a bubble after the bubble passes through the orifice. The bubble then breaks into small bubbles because the micro jet hits the opposite side of the bubble. The sound was found to be generated when the bubble broke. The relationships of breakup position with diameter of a bubble, free stream velocity, pressure difference and a growth rate of the micro jet in a bubble are discussed.

(KEY WORDS): Bubble, Breakup, Pressure gradient, Orifice, Acoustics, Micro jet, Noise

1 はじめに

エアコン, 水道, など液体を流している管路系 の各構成要素から発生する音が顕在化し, 問題と なっている.空力音の低騒音化技術の発達によ り, ファン騒音に代表される空力騒音が静寂化す るとともに, いままでそれに隠されていた, たと えば熱交換器内の液体流動騒音といったものが目 立つようになってきた.

液体を輸送する管路内における騒音は、バル

ブ,急拡大部分などにおけるキャビテーションが 原因であると考えられてきた.しかし,実生活レ ベルにおいてはキャビテーションを生ずるような 大きな減圧がないと思われるところからも音が 発生していることが多い.この場合,キャビテー ションのように流れの中で発生・消滅する気泡で はなく,何らかの原因で流れに含まれる気泡が音 の発生に関係している.これまで,このような気 泡を含む流れによる騒音を取り上げた研究は少な い^{1,2)}.

本研究の目的は,気泡流が局所的に圧力変化を 受けたときの音の発生機構解明とその静穏化であ る.著者らは,局所的な圧力変化を生じさせる管 路要素の代表であるオリフィスを気泡流が通過

^{* 〒060-8628} 札幌市北区北 13 条西 8 丁目

[†] E-mail: warjito@ring-me.eng.hokudai.ac.jp

^{††} E-mail: osamu@eng.hokudai.ac.jp

^{†††} E-mail: ishi@eng.hokudai.ac.jp

する際に大きな騒音を発生することに着目した. しかし,実際にオリフィス部を観察すると,種々 の大きさの気泡が多数存在するために,音の発生 原因を同定することが難しい.そのため本研究で は,オリフィスを通過する単独気泡を取り扱い, 気泡分裂過程と気泡分裂による音の発生および分 裂位置におよぼす因子を明らかにした.

2 実験装置

図1にオリフィスを取り付けた試験部の概略図 を示す.内径 D = 51 mmのアクリル製のパイプ に,穴の直径 d = 16 mm(絞り径比 d/D = 0.314), 厚さ5 mm のオリフィスを取り付けてある.試験 部内を流れる流量を $Q_w = 1.67 \times 10^{-4} - 1.16 \times 10^{-3} \text{m}^3/\text{s}$ の範囲で変化させた.これにより主流 の平均流速 Uの範囲を 0.08 m/s から 0.57 m/s で 変化させたことになる.したがって,この平均流 速とパイプの内径を基準とする Reynolds 数の範 囲は 0.41 × 10⁴ から 2.9 × 10⁴ であった.

流量 Q_w とオリフィス板前後において計測した 圧力差 Δp (= $p_1 - p_2$, p_1 および p_2 はそれぞれ オリフィス板の直前と直後において計測した圧 力) との間には,

$$Q_w = \alpha \left(\frac{d}{2}\right)^2 \pi \sqrt{\frac{\Delta p}{\rho}} \tag{1}$$



図1 オリフィス部の概略図と主な記号

の関係がある³⁾. ここに, α は流量係数である. 本実験装置では, $\alpha = 0.6$ である.また,流量は $Q_w = \left(\frac{D}{2}\right)^2 \pi U$ で表させるので,これを式(1)に 代入し,変形するとオイラー数 Eu は次のように 表わされる.すなわち,

$$Eu = \frac{\Delta p}{\rho U^2} = \frac{1}{\alpha^2} \left(\frac{D}{d}\right)^4 \tag{2}$$

である.本実験装置における $\alpha = 0.6$ を代入する と,式(2)より Eu = 286 と求まる.なお,オリフィ ス板直後の領域における圧力 p_2 に基づくキャビ テーション数 $Ca \left\{ = (p_2 - p_v)/q, q = (1/2)\rho U^2 \right\}$ の本実験での最低値は 0.06 であった.本実験に おけるいずれの条件でも,オリフィス部周辺にお いてキャビテーションの発生は見られなかった. 本研究では,このような条件を一定とし,気泡直 径の違いが気泡分裂およびそれによる騒音発生に 及ぼす影響を調べた.

オリフィス上流に発生させた1個の気泡がオ リフィス中心を確実に通過するように,オリフィ ス中心を原点としてそこから上流へ測った距離が 5.6*d*となる位置に気泡発生用の細管を設置した. 気泡発生用細管には直径0.9,1.0,1.1 mmの3 種類のものを用いた.これらから発生した気泡の 平均直径は約1 mm から約3 mm であった.

オリフィスを通過する気泡の変形を観察するた めに、次のような撮影を行った.気泡発生細管か ら気泡が離脱したときにトリガー信号を発生さ せ、それをスタート信号としてある遅延時間後に 発光器を作動させることによって、任意の位置に おける変形した気泡の瞬間像をスティールカメラ によって撮影した.また、これとは別に最大 600 フレーム/秒で撮影できるビデオ(フォトロン社 製 FASTCAM)を用い、気泡変形の過程を観察 した.

これらの画像をソフトウェア NIH Image によっ て画像処理し,気泡の大きさおよび位置のデータ を取得した.変形した気泡の断面積から,気泡が 球であるとしたときの等価直径 *d_b*を算出した. 本論文で示した気泡直径は全て等価直径である. なお,本実験における気泡直径の計測誤差の最大 は5.2%であった.

3 実験結果

本論文では,まずオリフィスを通過する気泡流 がどのくらいの大きさの音を発生するかを示した 後,気泡による音の発生機構を明らかにするため にオリフィスを通過する単気泡を観察した結果を 述べる.

3.1 オリフィスを通過する気泡流による音

気泡流のオリフィス前後における流れの可視化 結果を図2に示す.この場合の実験条件は $Q_w =$ 3.05×10⁻⁴m³/s,空気流量 $Q_a = 1.67 \times 10^{-6}m^3/s$ である.画像を見てわかるように,オリフィス上 流では少ない数の大きな気泡であったのが,オリ フィス下流では多くの細かな気泡となっているこ とがわかる.このような映像から計測した気泡直 径 d_b を,度数分布として表したのが図3である. 図3(a)に示すように,およそ $d_b = 2 \text{ mm}$ にピー クを持つ分布を示す気泡群がオリフィスに流入 してくる.異なる水流量 Q_w に対してこの分布形 状はほぼ同じとみなせるので,注入する気泡の発



図2 オリフィス部における気泡流

U

生に対して本実験における水流量 Q_w の違いの影響は小さいことがわかる.一方,図3(b)に示すように,オリフィスを通過後の気泡の直径分布は $d_b = 0.5 \text{ mm}$ にピークを持つ分散の小さいものとなる.

いくつかの異なる実験条件に対して発生する音 の強さ(SPL)を計測した結果を図4に示す.オ リフィス前後における圧力差が大きいほど気泡流 がそこを通過する際に発生する音が大きくなる. 図から,実験式として次式で表される関係がある



(a) オリフィス上流





ことがわかる. すなわち,

 $SPL = 15.0 \log \Delta p + 2.40$ $\times 10^5 Q_a + 51.6$ (dB) (3)

したがって, 圧力差が大きいと SPL は大きくな ること, 流れに含まれる空気量(本実験の場合注 入空気流量)が多いと同じ圧力差でも SPL は大 きくなることがわかる. もしこの結果が, 単独気



図4 オリフィス部を通過する気泡流によって発 生する音の強さ.実線は式(3)によって描い たもの.

泡の膨張・収縮振動による音圧が気泡の周囲圧力 に比例する⁴⁾ ことに対応したものであるとすれ ば,式(3)の第一項の log の前の係数は 20.0 であ るべきである.これより小さな値であることは, 図4における実験が単独気泡ではなく気泡流であ るために,気泡群における音の吸収,散乱,減衰 などが原因と考えられる.

3.2 オリフィスを通過する単独気泡による 音の発生

オリフィスを通過する単独気泡の変形の様子 を高速ビデオを用いて撮影すると同時に,発生す る水中音を水中マイクロフォンで測定した.気 泡における変形の様子と発生音の波形を図5に 示す.このときの条件は $Q_w = 2.60 \times 10^{-4} \text{m}^3/\text{s}$ $(U = 0.13 \text{ m/s}, \Delta p = 2.5 \text{ kPa})$ であり,オリフィ スに流入する気泡直径は $d_b = 3.2 \text{ mm}$ である.高 速ビデオの1フレーム毎の時間間隔は1/400秒で ある.なお,計測された波形にはポンプの回転 周波数および管路系の共鳴周波数に相当する低 周波の揺動が重畳するので,図5に示した波形は 2 kHz のカットオフ周波数をもつハイパスフィル ターを通して処理した後のものである.気泡の



図5 オリフィス部を通過する単気泡の分裂過程とそのとき発生する音波形. $Qw = 2.60 \times 10^{-4} \text{ m}^3/\text{s}$ (U = 0.13 m/s, $\Delta p = 2.5 \text{ kPa}$), $d_b = 3.2 \text{ mm}$.

分裂過程の撮影と音の波形計測は,気泡を発生させた時間を0として同時に行われたものであり, 写真に付けた時間と波形の時間軸における時間は それぞれ対応している.

音の波形には, t = 16 ms に高周波数の減衰振 動波形が見られる.この時間に完全に一致する 映像がないので,その前後の時間における映像か ら推定すると,気泡が分裂したことが原因で発生 したものと考えられる.さらに,24 ms,26 ms, 30 ms にも振幅は小さいが,同様の高周波の減衰 振動が見られる.それとほぼ対応する時間付近 の映像から,気泡がさらに細かなものへと分裂し ていくことが原因で発生した音であることがわ かる.

したがって、気泡分裂が音の発生原因として重 要な役割を担っていると考えられるため、どの様 に気泡が分裂するのか、また分裂に係わる因子 は何かなどについて調べた。その結果を以下に 示す. ようである. すなわち,気泡がオリフィスに流入 する際,図5における $t = 10.0 \, \text{ms}$ の写真に見ら れるように気泡の頭の部分(気泡の進行方向にお ける先頭部分)が伸びるのに対して後端部分は平 らとなるため,弾丸状の形となる.オリフィスを 抜ける瞬間($t = 12.5 \, \text{ms}$)には気泡の後端部分が 丸みを帯び,気泡形状は球形に戻る.気泡がオリ フィスを抜けた直後($t = 15.0 \, \text{ms}$)では,後方部 分からは気泡内にマイクロジェットが発達してく る.これについては後ほど詳細を示す.その後, $t = 17.5 \, \text{ms}$ のフレームに見られるように,マイ クロジェットは気泡内部における気泡の先頭部分 に衝突し, $t = 20.0 \, \text{ms}$ 以降に見られるように気 泡は分裂する.

気泡内に形成されたマイクロジェットと気泡 の分裂の瞬間をとらえたいくつかの映像を図**6**に 示す.実験条件は $Q_w = 3.05 \times 10^{-4} \text{m}^3/\text{s}$ ($U = 0.25 \text{ m/s}, \Delta p = 3.4 \text{ kPa}$)であり,オリフィスに流入 する気泡直径は $d_b = 3.2 \text{ mm}$ であった.図**6**(a) からわかるように,マイクロジェットの形状は水 滴が水面に衝突して窪んだ水面が跳ね返るとき に形成される水柱のそれとよく似ている⁵⁾.オ リフィスを抜けるとき,平らであった気泡の後端

3.3 気泡の分裂過程

図5に見られるオリフィスを通過した単独気 泡が,変形して最初に分裂するまでの過程は次の



(a) マイクロジェット



(b) マイクロジェットが気泡の先 端に達した瞬間(分裂)



(c) 分裂直後. $Qw = 3.05 \times 10^{-4} \text{ m}^3/\text{s}$ (U = 0.25 m/s, $\Delta p = 3.4 \text{ kPa}$), $d_b = 3.2 \text{ mm}$.

図6 気泡分裂過程に見られる気泡の変形例

部分が丸みを帯びた状態に戻ることがマイクロ ジェット形成のきっかけとなると考えられる.

完全な球ではない気泡が圧力勾配下にあると き、マイクロジェットは圧力勾配における低圧側 に向かって発達する⁶⁾.また,このようなマイク ロジェットは気泡がベンチュリー管ののど部を過 ぎた拡大部分(逆圧力勾配下)に位置するとき、 マイクロジェットは上流に向かって成長する⁷⁾. 本実験においても圧力勾配における低圧側(下流 方向)に向かってマイクロジェットが成長するこ とから, 圧力勾配下にある気泡におけるマイク ロジェットに関して一般的な性質と解釈できる. なお、図6(b)に示すようにマイクロジェットが 気泡の先頭に達した直後、気泡は分裂する、この 状態を気泡分裂とよぶ. 図6(c)の写真からもわ かるように, 分裂後はいくつかの小気泡に分か れる、この後、さらに細かな気泡に分裂する場合 は、図5の音の波形にも見られるように小さな振 幅の音の発生として現れる.

上述の条件におけるいくつかの映像から,マイ クロジェットの高さhの時間に対する変化をプ ロットしたものを図7に示す.図より,マイクロ ジェットの高さhは時間に対して直線的に増加す ることから,マイクロジェットの成長速度 vp は



図7 異なる条件におけるマイクロジェットの 発達過程の例



図8 種々の異なる条件における気泡の分裂位置

一定であることがわかる. 図において, $h/d_b = 1$ となった時点で, マイクロジェットが気泡先端に 達することになる. それまでに要する時間は, (a) の場合, 約 10 ms であり, (b)の場合, 約 23 ms で ある.

Eu 数が一定の下, 異なる気泡直径に対して行った実験において得られた分裂位置をプロットしたものを図8に示す.この図より, 分裂する x 方向の位置は $x_b/d = 0.8 \pm 0.5$ の範囲にあることがわかる.このデータのばらつきは,同じ条件において気泡を発生させても気泡の直径が完全に一定とならないことに起因する.なお, y 方向にデータが散らばるのは気泡がオリフィスを通過する際のわずかな軌道の差によるものである.

3.4 気泡分裂における気泡の大きさの影響

オリフィスの上流において注入した直径 d_b の 気泡が, 圧力差 Δp に対してどの程度の割合で分 裂するかを図9に示した.ここにおける分裂割合 BFを次のように定義した.

BF = 分裂した気泡の数/

オリフィス上流において注入した

直径 dh の気泡の全個数 (4)

図 9において,たとえば直径 d_b が 2.5~3.0 mm の気泡は, $\Delta p = 4$ kPa では約 80 %の気泡が分裂



図9 オリフィス前後における圧力差に対する 気泡分裂割合

することを表している.また,気泡径が同じも のでは Δp が小さいと BF は小さいこと,すなわ ち,気泡は分裂しにくいことがわかる.圧力差が 大きくなると, $\Delta p = 1.0$ kPa において分裂が起こ る割合が増加しはじめ, $\Delta p > 6.0$ kPa ではオリ フィスを通過した気泡は全て分裂することがわか る.一方, $d_b = 1.0 \sim 1.5$ mm の小さな気泡では, 図において BF = 0%の線上を見るとわかるよう に,少なくとも $\Delta p = 3.5$ kPa 程度にならないと 分裂が起こらないことがわかる.以上から,大き な気泡ほど圧力降下によって分裂が起こりやすい といえる.

ここで,次に示す無次元圧力降下を導入してみ よう.

$$p^* = \frac{\Delta p}{\left(\frac{2\sigma}{d_b/2}\right)} = \frac{\Delta p d_b}{4\sigma} \tag{5}$$

ここに、 $2\sigma / \left(\frac{d_b}{2}\right)$ は表面張力による気泡内の圧力増分を表す.したがって、この無次元圧力は気泡周囲の圧力差と気泡内部圧力との比を表している.また、 d_b 以外の量が一定であれば p^* は気泡直径に比例する量である.周囲の圧力が同じであれば、直径の大きな気泡ほど、その内部圧力は小さな気泡のそれに比べ小さいために、周囲の圧力



図10 無次元圧力に対する気泡分裂割合

変化によって気泡の変形は容易であると考えられる.これに対して, p* が小さい場合は小さな気 泡に相当するため,内部圧力が高く,そのために 変形し難いと考えられる.

この p^* を用いて, 図 9に示したデータを再プ ロットしたものが図 10 である.これにより, デー タは 1 つの線で表せるようになることがわかる. $p^* \ge 20$ において分裂する割合が増加し始める. すなわち,周囲圧力差が表面張力による気泡内部 圧力の増加分の 20 倍程度大きくなると,マイク ロジェットを形成する可能性が高くなることを示 している.また, $p^* > 100$ では必ず分裂に至る ことを示している.

4 結論

気泡流がオリフィスを通過する際の騒音発生機 構を明らかにするために,オリフィスを通過する 単独気泡の変形の様子の観察および,そのとき発 生する音の波形計測を行った.得られた結果を要 約すると次のようになる.

オリフィスを通過する気泡流によって発生する 音の強さは、オリフィスにおける圧力差が大きい ほど、また、混入した気泡の量が多いほど、強い ことがわかった。このデータから、オリフィス前 後における圧力差と空気流量の関数として見積も る経験式を得た、気泡流がオリフィスのような局 所的に急激な圧力変化を生じている部分を通過す る際に,音を発生する基本的機構を明らかにする ために単独気泡がオリフィスを通過するときの音 の発生機構を調べた.これにより,気泡の分裂が 音発生の原因であり,また,気泡の分裂は気泡内 部に発達するマイクロジェットによって引き起こ されることを,高速度ビデオを用いた可視化観測 と発生音の同時計測により明らかにした.種々の 気泡直径,主流速度および圧力差の組み合わせに おいて,音源位置となる気泡分裂位置を調べた結 果,オリフィスの直径程度離れた下流の位置にお いて気泡は分裂することを明らかにした.また, 気泡の周囲圧力差が,表面張力による気泡内部圧 力の増加分の20倍程度以上大きくなると,気泡 分裂が起こる確率が高まることを示した.

引用文献

 佐々木篤史,望月 修,木谷 勝: 突入水膜流によって 発生する音,日本流体力学会誌 18 (1999) 377-386.

- 2) 梅田知巳,福島敏彦,中村昭三,佐藤良次,深野 徹, 伊藤正昭:単一大気泡が絞りを通過するときの気液 二相流の流動音,日本機械学会論文集 B 60 (1994) 1928-1935.
- (社)日本機械学会:機械工学便覧 A5 編(日本機械 学会, 1987) 177.
- 4) T. G., Leighton : *The Acoustic Bubble* (Academic Press, New York, 1997) 129-191.
- M. Rein : The transitional regime between coalescing and splashing drops, J. Fluid Mech. **306** (1996) 145-165.
- Mitchel, T. M. & Hammitt, F. G. : Asymmetric cavitation bubble collapse, Journal of Fluids Engineering, Trans. ASME, Series I 95 (1973) 29-37.
- R. D. Ivany, F. G. Hammit & T. M. Mitchell : Cavitation bubble collapse observations in a venturi, Journal of Basic Engineering, Trans. ASME, Series D 88 (1966) 649-657.