音響励起による円形噴流初期領域の周方向構造の操作

Acoustic control of azimuthal structure in the initial region of a round jet

〇三田晃平¹, 中村宣明², 村松旦典³, 菊池崇将³
*Kouhei Mita¹, Nobuaki Nakamura², Akinori Muramatsu³, Takamasa Kikuchi³

In this study, the jet is excited by radiating sound waves from holes at a nozzle exit. The numbers of holes is 4, 5, or 6. As a result, it is found that circumferential structure of excited jet is changed by the number of holes.

1. 緒言

噴流は燃焼器や各種混合装置など様々な分野で利用 されており、これらを有効活用するためには噴流の流 体力学的な特性を理解する必要がある.円形噴流中の 初期領域には、周期的な渦輪列が形成されている. そ の後、その渦輪列同士が合体、または周囲気体を巻き 込むことで大きくなり大規模渦となる^[1]. 渦輪はポテ ンシャルコア領域末端において、周方向に波状に変形 し小規模な渦輪に分裂し、崩壊すると考えられている 回. また, この周方向の変形には流れ方向に軸を持つ縦 渦が影響していることが知られている[2].しかし,渦輪 の周方向の変形と縦渦の関係については未だに解明さ れていない.本研究では、渦輪の周方向の変形と縦渦 の形成の関係を調べるために、その第一歩として渦輪 を周方向に人為的に変形することを試みる. すなわち, ノズル出口付近の側面に複数個の孔を設けた孔付ノズ ルを用いて、そこから音響スピーカーによって噴流を 励起し,周方向に変形させる.励起された噴流を鉛直 (主流) 方向と水平方向において可視化実験を行うこと で,流れ場の構造を実験的に調べた.

2. 実験装置および実験方法

図1に示すように、ノズルは出口直径 D₀=12 mm,縮 流比が30の円形ノズルを使用した.ノズル上部に、厚 さ12 mmの側面に直径2 mmの孔を設けたノズル延長 部(図2)を取り付けた.孔の個数は等間隔に4個、5 個、6個と開けた3種類を用意した.スピーカーは、図 1のようにスピーカーボックス内に取り付け、内径5.5 mm、長さ30 mmの円管と370 mmのチューブを通し て直径2 mmの孔から噴流に擾乱を与えた.噴出気体 の空気には Fog Generator で発生させた粒子を混入し、 静止流体中に鉛直上方に噴出し、厚さ約1 mmのレー ザーシートを用いてミー散乱光により噴流の断面の可 視化を行った.ノズルの出口中心を通る鉛直方向断面 (図 2)と流れに直行した水平方向断面の可視化を行 った.可視化した噴流はハイスピードカメラを用いて

Table 1. Experiment	ntal conditions

Jet gas	Air
D_0 [mm]	12
Re [-]	2000
<i>U</i> _{c0} [m/s]	2.55
$f_{\rm s}$ [Hz]	120
<i>E</i> [V]	0.200
Number of holes	4,5,6



Figure 1. Experimental setup





1:日大理工・学部・航宇 2:日大理工・(前)・航宇 3:日大理工・教員・航宇

撮影した.

表 1 に実験条件を示す. 噴流のレイノルズ数 Re は 2000 とした. このときの噴流の噴出流速 U_{c0} は 2.55 m/s である. Re=2000 での噴流コラムのプリファード モードは $f_v=120$ Hz であるので,励起周波数は $f_s=120$ Hz, スピーカーに入力した電圧 E=0.2 V で実験を行っ た.

3. 実験結果

励起していない噴流及び孔の個数が4,5,及び6個のノズルを使用した場合について,鉛直方向の可視化結果を図3に示す.噴流の鉛直方向高さ x=24 mm (無次元高さ x/D₀=2)の水平方向断面の可視化写真を図4 に示す.

図3より,励起していない噴流では, $x/D_0=2$ の位置 までに剪断層のロールアップが起こり, $x/D_0=3$ より下 流では渦輪が形成している.励起した噴流は,孔の個 数に関らず $x/D_0=1$ の位置で渦輪が形成され,渦輪が 合体することなく早期に渦輪が崩壊している.

図4の水平方向の断面可視化結果では、孔が4個の 場合は噴流が周方向に4つに、孔が5個の場合は5つ に、孔が6個の場合は噴流が6つと、孔の個数に対応 した一対の回転方向のことなる渦構造が確認できる. 図中の矢印は、励起するための孔の位置を示している. この渦構造は隣り合う励起孔の間に発生しており、隣 り合う励起孔により、流れが誘起されることで、回転 方向が異なる一対の渦構造が生じていると考えられる. また、孔の個数が多いほど周方向に大きく広がりが見 られる.これは、孔同士の感覚が狭くなっているため、 誘起される流れがより強くなっているためであると予 測される.

次に、図5に孔6個で励起した場合の水平方向断面 可視化の時系列データを示す.図は励起周波数f_sであ る、120 Hz(8.33 ms)とほぼ等しい一周期分の時系列 データを示した.図の時間間隔Δt は約1.0 ms である. 噴流の周方向の形状は、励起周波数f_sと同じ周期で変 化していることがわかる.また、一対の回転方向の異 なる渦構造は一周期の中で定常的に表れている.⑤か ら⑥では、中心の渦構造が六角形に変化している.よ って渦輪は、6箇所の励起により、六角形に変形したと 考えられる.

4. 今後の予定

噴流の空間的な発達構造を調べるために、より下流 での水平方向断面可視化を行う.三次元可視化も行い、 三次元構造を調べる.また、PIV による水平方向断面 の速度場の計測を行いたい.



Figure 3. Visualized air jets , ($Re = 2000, f_s = 120 \text{ Hz}$) (a) unexcited (b) 4holes (c) 5holes (d) 6holes



Figure 4. Horizontal cross-sections for air jets , ($Re = 2000, f_s = 120$ Hz, $x/D_0 = 2.0$) , (a) unexcited (b) 4holes (b) 5holes (c) 6holes



Figure 5. Time series of horizontal cross-sections , (*Re* = 2000, $f_s = 120$ Hz, $\Delta t = 1.0$ ms, $x/D_0 = 2.0$)

5. 参考文献

[1] 豊田国昭, 噴流の渦, 日本流体力学会誌 ながれ, Vol. 24 (2005), pp. 151-160.

[2] 森隼人,豊田国昭,平元理峰,白濱芳朗,軸対称噴 流中の渦輪と縦軸の干渉,日本機械学会論文集 B 編 70-678 (2004).