K3-13

PIV を用いたサイドジェットを伴う円形噴流初期領域の速度場と渦度場の計測

Measurement of velocity and vorticity fields in the initial region of a round jet with side-jet formation using a PIV

○戸井健夫¹, 村松旦典² *Takeo Toi¹, Akinori Muramatsu²

The mixing effect changes with the densities of fluid. When the issuing gas is lower than the ambient gas, the side jets are formed in the initial region of the jet. The side jets are radial ejections of the jet fluid and enhance the mixing between the jet and the ambient fluids. Helium gas and air were vertically discharged from a round nozzle into the still air. The velocity fields in the initial region of the helium gas and air jets were measured using a 2C-2D PIV.

1. 緒言

噴流は燃焼器や混合装置など様々な工業機器に使わ れていて、これらの工業機器の性能を向上させるため に噴流の流れの性質、特に噴流の初期領域の性質を知 ることが重要であり、多くの研究がなされている^[1]. ヘリウムガスのような周囲気体より密度が低い気体を 噴出させると、半径方向外側に噴出現象が起こる.こ れらの噴出現象はサイドジェットと呼ばれている^{[2],[3]}. サイドジェットの形成メカニズムは未だによくわかっ ていない.ここでは PLMS による噴流初期領域の断面 の可視化と、PIV による噴流の初期領域の速度場と渦 度場の計測を試みた.

2. 実験装置及び方法^[4]

ノズルは出口直径 D_0 が 12 mm で,面積縮流比が 30 の円形ノズルを使用した.表1に実験条件を示す.レ イノルズ数の定義式 $Re = U_{C0}D_0 / v_0$ より空気の動粘性 係数 v_0 とノズル径 D_0 から,噴出速度 U_{C0} を設定し,ノ ズルから鉛直上方に空気とヘリウムガスをそれぞれ噴 出する.ヘリウムガスのレイノルズ数をサイドジェッ トが発生する 800 に設定し,空気噴流ではヘリウムガ スの Reと U_{C0} にそれぞれ合わせて設定し比較を行う.

可視化実験では、直径 1 µm のオイルミストをトレー サー粒子として用いた. 波長 532nm の連続 Nd:YAG レ ーザーをシリンドリカルレンズを通して約 1 mm の厚 さのシート光にし、噴流の中心を通るように照射した. 粒子からの散乱光は解像度が 1024 × 512 pixel のハイス ピード C-MOS カメラによって記録した. ここで、シ ャッター速度は 1/5026 s でフレームレートは 5000 fps である. カメラには F 値を 4.0 にした 200 mm の Micro Nikkor のレンズを取り付けた. 撮影された画像はソフ トウェア PFV を用いて編集した.

PIV の実験では、可視化に使用したものと同一のオ

1:日大理工・院(前)・航宇 2:日大・教員・航宇

イルミストをトレーサー粒子として噴流及び周囲空気 中に混入した.周囲空気にシードさせたトレーサー粒 子が拡散しないように、260×260×1000mmのアクリ ルダクトをノズルを取り囲むように設置した. 粒子は, 波長 532 nm でパルスエネルギーが 65 mJ, パルス幅が 6~8 ns の Nd: YAG ダブルパルスレーザーを用いて照射 した. レーザービームはシリンドリカルレンズを通し て約1 mmの厚さにし、噴流の軸に沿って照射した. 粒子からの散乱光は解像度が 2024 × 2024 pixel の CCD カメラによって記録した.カメラには F 値を 2.8 にし た 105 mm の Micro Nikkor のレンズを取り付けた. 撮 影された画像はソフトウェア DynamicStudio を用いて オーバーラップを 50%に設定して,検査領域 64 × 64 pixel で処理をした. サンプリング枚数は 100 枚とし, Trigger rate は 7.4 Hz に設定した.本計測における画像 分解能は 0.16 mm/pixel である.パルス間隔は流速に合 わせて設定した.パルス間隔を表1に示している.

なお、昨年度の学術講演会での要旨では、トレーサ ー粒子として水滴を用いることを提案したが^[5]、追従 性などが悪かったためオイルミストに変更している.

3. 実験結果

図 1 に噴流の可視化写真を示す. ヘリウムガス噴流で は図 1(a)より, x/D₀=1.5 付近で渦輪が形成し始め, x/D₀ = 2.0 付近でサイドジェットが発生しているが, 同一

Table 1. Experimental conditions

Helium	Air	
0.14	1.0	
800	800	6310
8.13	1.03	8.13
30	164	30
	Helium 0.14 800 8.13 30	Helium A 0.14 1 800 800 8.13 1.03 30 164

レイノルズ数の空気噴流は図 1(b)より層流噴流であり、 同一の噴出速度の空気噴流では図 1(c)より x/D_0 = 1.5 付 近で渦輪が形成し始め、 x/D_0 = 4.0 付近でサイドジェッ トが発生している.



Figure 1. Visualized jets



Figure 2. Velocity and vorticity fileds of He gas and air jets

PIV で測定した速度場と渦度場をそれぞれ図2の左 側と右側に示す.空間分解能の関係からノズル出口か ら x/D₀=3.0 の位置までが計測範囲となっている. 速度 場のコンター図は速度の大きさを示している. ヘリウ ムガス噴流 Re=800 (U_{c0}=8.13 m/s)の場合,図2(a)と (b)より,図1のときと同様にケルビンヘルムホルツ不 安定性により発生した渦輪が確認でき、それにより主 流内での速度が大きく変化していることがわかる. x/D₀=0.7付近より渦輪が発生し, x/D₀=1.75付近での 左側の赤い丸で囲っている場所で、サイドジェットの 発生が確認できる.サイドジェットより上流にある渦 輪が傾斜し、サイドジェットは先行する渦輪の下側か ら高速に噴出している. Re = 800 (U_{c0} = 1.03 m/s)の空 気噴流の場合を示した図 2(c)と(d)より渦輪やサイドジ ェットの発生がなく,層流噴流となっていることが確 認できる. 最後に空気噴流 Re = 6310 (U_{c0} = 8.13 m/s)の 場合,図2(e)と(f)より,可視化画像で確認したように, x/D0=3.0までの領域ではサイドジェットの発生は確認 できない. また, 図2(f)より渦度の位置から, それぞ れの渦輪の位置は、ノズルに対してほぼ平行となって いることが確認できる.以上よりサイドジェットの形 成を伴っている噴流が蛇行していることから、サイド ジェットの形成は渦輪の形成だけではなく、噴流の蛇 行が関係しているように思われる.

4. 今後の課題

よりサイドジェットについて理解を深めるために, ノズルに対して水平方向の断面で PIV を用いて噴流の 速度分布と渦度場の計測を行い,渦輪および縦渦とサ イドジェットとの関連性について調べる必要があると 考えている.

5. 参考文献

[1]豊田国昭: 噴流の渦, ながれ, 24, pp.151-160, 2005. [2] P. A. Monkewitz, W. B. Bechert, B. Barsikow, and B. Lehmann, Self-excited oscillations and mixing in a heated round jet, J.Fluid Mech., 213, pp.611-639, 1990.

[3] Kyle, D. M. and Sreenivasan, K. R. : The Instability and breakdown of a round variable density jet, J. Fluid Mech., 249, pp.619-664,1993.

[4]Takeo Toi, Akinori muramatsu : Measurement of velocity field in the Initial Region of a Round and Low Density Jet Using a 2C-2D PIC, 6th PACME, 2017

[5]戸井健夫,村松旦典,菊池崇将:PIV による噴流の 速度場の計測,学術講演会要旨,2016