نشریه مهندسی مکانیک امیر کبیر

نشریه مهندسی مکانیک، دوره ۵۳، شماره ویژه ۱، سال ۱۴۰۰، صفحات ۴۲۷ تا ۴۳۶ DOI: 10.22060/mej.2020.16547.6387

بررسی تجربی جریان هوا پاییندست مدل مثلثی در زوایای مختلف

احسان اردکانی'، علیرضا تیمورتاش'، محمد علی اردکانی*

^۱ دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه فردوسی مشهد، مشهد، ایران ۲ سازمان پژوهشهای علمی و صنعتی ایران، تهران، ایران

خلاصه: پدیده ریزش گردابهها از اجسام لبهپهن از جمله مدل مثلثی، از پدیدههای مهم جریان سیالات است. با بررسی ریزش گردابهها و جریان هوا در پاییندست مدل مثلثی میتوان دبیسنج جریان هوا از نوع گردابهای را طراحی نمود و یا دستگاه جریانسنج سیمداغ را در سرعتهای پایین کالیبره نمود. در این مقاله توزیع سرعت جریان هوا، توزیع شدت اغتشاشهای آن و ریزش گردابههای ناشی از مدل مثلث متساویالاضلاع به ضلع ۱۰ میلیمتر بررسی شد، این تحقیقات با استفاده از تونل باد و دستگاه جریانسنج سیمداغ را در سرعتهای گرفته است. نتایج نشان میدهد زاویه جریان هوا تأثیر شدیدی بر توزیع سرعت جریان هوا و تونل باد و شدت اغتشاشهای آن ندارد. ولی تغییرات عدد استروهال نسبت به زاویه جریان بالا میباشد، بهطوری که عدد استروهال در زاویه ۲۰ درجه بیشترین مقدار را معادل ۲۲/۰ و در زاویه ۶۲ درجه کمترین مقدار را معادل ۱۳۳۰/۰ دارا میباشد. نتایج نشان میدهد مناسبترین زاویه برای استفاده در دبیسنج ۶۲ درجه میباشد. برای کالیبراسیون جریانسنج سیمداغ نیاز است که علاوه بر اندازه گیری ریزش گردابهها، سرعت جریان آزاد نیز اندازه گیری شود. در این حالت در صورتی که پراب در ناحیه (سرعت جریان آزاد اندازه گیری ریزش گردابهها، سرعت جریان آزاد نیز اندازه گیری شود. در این حالت در صورتی که پراب در ناحیه ۲/۵ هر ۲/۵ مانسبترین زاویه برای استفاده در دبی سنج ۲۶ درجه میباشد. برای کالیبراسیون جریانسنج سیمداغ نیاز است که علاوه بر و ۲/۵ مندازه گیری ریزش گردابهها، سرعت جریان آزاد نیز اندازه گیری شود. در این حالت در صورتی که پراب در ناحیه ۲/۵ هرای آزاد و بره و همچنین شدت اغتشاشهای ناشی از مدل تأثیری بر اندازه گیری سرعت جریان هوا ندارد.

تاریخچه داوری: دریافت: ۲۲–۰۰–۱۳۹۸ بازنگری: ۲۹–۰۶–۱۳۹۸ پذیرش: ۱۴–۰۸–۱۳۹۸ ارائه آنلاین: ۲۳–۱۰–۱۳۹۸

کلمات کلیدی: ریزش گردابهها شدت اغتشاشها مدل مثلثی جریانسنج سیمداغ دبیسنج گردابهای

لحاظ فشار است [7]. مهم ترين خصوصيت اين نوع دبي سنج اين

است که نیازی به کالیبراسیون مداوم ندارد. در این نوع دبیسنج،

فرکانس ریزش گردابههای ناشی از جسم لبه پهن را اندازه گیری نموده

و با استفاده از آن سرعت و یا دبی جریان هوا را میتوان اندازه گیری

نمود. برای بررسی پدیده ریزش گردابهها معمولا از عدد استروهال و

۱–مقدمه

پدیده ریزش گردابهها از اجسام لبهپهن از جمله مدل مثلثی، از پدیدههای مهم جریان سیالات می باشد. شناخت این پدیده اهمیت زیادی در سیالات دارد. ریزش گردابهها سبب ارتعاش جسم شده و یا آن که سبب ارتعاش اجسام پاییندست میشود، لذا در سازههایی که در معرض باد قرار دارند، اهمیت دارد. همچنین این موضوع پایه و اساس دبیسنجهای گردابهای نیز میباشد [۱]. با اندازه گیری ریزش گردابههای ناشی از اجسام لبهپهن میتوان سرعت و در نتیجه دبی را اندازه گیری کرد. دبیسنجهای گردابهای از نوع دبیسنجهای خطی هستند که مزیت این نوع دبیسنجها دقت بالا، بازه اندازه گیری مناسب و قابلیت استفاده در سیالات مختلف و شرایط گوناگون از

* نویسنده عهدهدار مکاتبات: ardekani@irost.ir

کو یک ایسانس آفرینندگی مردمی (Creative Commons License) در انشگاه امیرکبیر داده شده است. این مقاله تحت لیسانس آفرینندگی مردمی (Creative Commons License) کو یک ایسانس آفرینندگی مردمی (Creative Commons License) دیدن فرمائید.



شکل ۱. نقشه شماتیک تونل باد Fig.1. Schematic diagram of a close circuit wind tunnel

ارناب و همکاران [۶] جریان پاییندست مدل مثلث متساویالساقین را درکانالی، به منظور بررسی انتقال حرارت جابجایی بهصورت عددی در بازه عدد رینولدز ۲۰۰ $\geq Re \geq ۰۰$ بررسی نمودند. نکته مهم در تحقیق آنها تاثیر نسبت انسداد β (نسبت سطح مقطع مدل به سطح مقطع کانال) در بازه ۲۳۳ $\geq \beta \geq /.۸/4$ بر روی ریزش گردابهها میباشد. آنها نشان دادند که عدد رینولدز بحرانی (عدد رینولدزی که پس از آن ریزش گردابهها جاری میشود) بستگی به نسبت انسداد دارد و با افزایش نسبت انسداد، عدد رینولدز بحرانی افزایش یافت و هنگامی که نسبت انسداد ۵/۸ درصد است، عدد رینولدز بحرانی برابر برابر ۶۴ خواهد شد. همچنین فرکانس ریزش گردابهها نیز بستگی به نسبت انسداد مدل به سطح مقطع کانال دارد. هنگامی که در عدد رینولدز ۲۰ نسبت انسداد ۳۳ درصد است، عدد رینولدز بحرانی برابر ۶۶ خواهد شد. همچنین فرکانس ریزش گردابهها نیز بستگی به عدد استروهال برابر ۲۵/۰ و هنگامی که نسبت انسداد ۵/۸ درصد است، مدد داستروهال برابر ۲۵/۰ و هنگامی که نسبت انسداد ۵/۸ درصد است، عدد استروهال برابر ۲۵/۰ و هنگامی که نسبت انسداد ۵/۸ درصد است،

در این تحقیق جریان پاییندست مدل مثلثی شکل بهصورت تجربی بررسی شده است. توزیع سرعت جریان هوا و شدت اغتشاشهای آن و همچنین ریزش گردابهها در زوایای مختلف مورد بررسی قرار گرفته و نتایج آن جهت کاربردهای دبیسنجی و یا کالیبراسیون جریانسنج سیمداغ مورد استفاده قرار می گیرد.

۲-روش آزمایش

کلیه آزمایشها در آزمایشگاه تونل باد پژوهشکده مکانیک سازمان پژوهشهای علمی و صنعتی ایران انجام شده است. تونل باد مورد

مدل مثلثی شکل از جمله اجسام لبهپهن غیرمتقارن میباشد که با بررسی جریان پاییندست آن و ریزش گردابههای ناشی از مدل، می توان علاوه بر بررسی فیزیک جریان، کاربردهای مختلف در صنعت و تحقيقات، از نتايح آن بهدست آورد. در اين ارتباط تحقيقات مختلفي انجام پذیرفته است. سریکانت و همکاران [۴] جریان پاییندست مدل مثلث متساوىالاضلاع و همچنين پديده ريزش گردابههاى ناشى از آن را بهصورت عددی برای اعداد رینولدز کمتر از ۸۰ بررسی نمودند. آنها نشان دادند تغییرات عدد استروهال برای اعداد رینولدز ۵۰ تا ۸۰، از ۰/۱۸ تا ۰/۱۹۲ است. و برای اعداد رینولدز کمتر از ۵۰ ریزش گردابهها گزارش نشده است. جوهانسون و همکاران [۵] جریان پاییندست مدل مثلث متساویالساقین را در اعداد رینولدز بالا بهصورت عددی بررسی نمودند و با نتایج تجربی مقایسه نمودند. آنها جریان برگشتی در ناحیه دنباله و همچنین افزایش سرعت محلی نسبت به سرعت آزاد را در نزدیکی مدل نشان دادند. کومار و دالال [۶] پدیده ریزش گردابههای پاییندست مدل مثلث متساویالاضلاع را بهصورت عددی و در اعداد رینولدز پایین بررسی نمودند. آنها نشان دادند، هنگامی که زاویه مدل مثلث نسبت به جریان صفر است، در عدد رینولدز ۵۰، عدد استروهال ۱۵/۰ بوده، با افزایش عدد رینولدز تا ۲۵۰، عدد استروهال مقدار کمی کاهش پیدا میکند. لو و همکاران [۷] تاثیر نسبت انسداد بر روی عدد استروهال ریزش گردابههای ناشی از مدل مثلثی را بررسی نمودند. آنها نشان دادند هنگامی که نسبت انسداد از ۲۰ درصد به ۲۸ درصد افزایش می یابد، عدد استروهال از ۰/۲ به ۰/۲۸ افزایش یافته، به عبارت دیگر عدد استروهال ۵ درصد افزایش می یابد. زیتون و همکاران [۸] ، نرخ انتقال حرارت و همچنین جریان پاییندست مدل متساویالاضلاع را در اعداد رینولدز کمتر از ۲۰۰ بهصورت عددی بررسی نمودند. آنها نشان دادند عدد رینولدز بحرانی برای مدل مثلثی شکل که راس آن در جلوی جریان قرار داده شده، برابر ۳۸/۰۴ میباشد. به عبارت دیگر قبل از عدد رینولدز بحرانی، هیچ ریزش گردابهای اتفاق نمی افتد. آنها نشان دادند هنگامی که عدد رینولدز برابر ۴۰ می شود، عدد استروهال برای ریزش گردابهها حدود ۰/۱۲ شده که با افزایش عدد رینولدز تا حدود ۱۲۰، عدد استروهال تا حدود ۰/۲ افزایش یافته و پس از آن ثابت می شود. همچنین نتایج نشان داد، هنگامی که ضلعی از مدل مثلثی در برابر جریان هوا قرار داده شود عدد رینولدز بحرانی آن برابر ۳۴/۸ است.



شکل۲ . تغییرات سرعت بیبعد شده جریان هوا و شدت اغتشاشهای آن در امتداد اتاق آزمونU= ۱۰٫۵m/s Fig. 2. Variation of dimensionless mean velocity in terms of turbulence intensity at downstream at U=10.5m/s

استفاده از نوع مدار بسته میباشد، که سرعت آن با استفاده از کنترل دور از ۲ تا ۲۸ متر بر ثانیه قابل تنظیم است. شکل ۱ نقشه شماتیک تونل باد را نشان میدهد.

مقطع اتاق آزمون تونل باد ۶۰ × cm۶۰cm است. به منظور یکنواخت نمودن سرعت جریان هوا و کاهش اغتشاشهای آن از ۴ سری توری با مش ۲۰ و ۲۴ در اتاق آرامش، به همراه لانه زنبوری استفاده شده است

جریان پاییندست مدل با استفاده از جریانسنج سیمداغ ساخت شرکت فراسنجش صبا اندازه گیری شده است. پراب مورد استفاده از نوع یکبعدی میباشد. سیم پراب از نوع تنگستن با قطر ۵ میکرون است. به منظور جابه جایی پراب از مکانیزم انتقال دهنده پراب استفاده شده است. این مکانیزم دارای دقت جا به جایی ۱/mm میلیمتر در سه بعد میباشد که با استفاده از رایانه حرکت آن قابل کنترل است. دادههای اخذ شده توسط جریان سنج سیمداغ از طریق کارت اخذ داده از نوع اِن.آی^۱ به رایانه ارسال و توسط نرمافزار فلو-ویر^۲ تجزیه وتحلیل می شود.

شکل ۲ تغییرات سرعت بی بعد شده و شدت اغتشاشهای جریان، در خط مرکزی تونل باد و در امتداد جریان هوا را نشان می دهد. مطابق این شکل تغییرات سرعت در خط مرکزی تونل باد ناچیز بوده و مقدار شدت اغتشاشهای تونل باد (... × $\frac{\sqrt{(u')}}{u}$ = U) در مرکز



شکل ۳ . محور مختصات و زاویه چرخش مدل Fig. 3. Coordinate axis and model roll angle

اتاق آزمون، ۲/۲ درصد است؛ که در آنu'از اختلاف سرعت لحظهای $(U(\mathsf{t}))$ و سرعت میآید.

مدل مورد استفاده در این تحقیق به شکل مثلث به ضلع ۱۰ میلیمتر است. شکل ۳ محور مختصات و زاویه چرخش مدل را نشان میدهد. به منظور تغییر زاویه مدل از موتور پلهای استفاده میشود. شکل ۴ تصویر آن مدل، همراه با موتور پلهای و پراب جریانسنج سیمداغ را نشان میدهد که از طریق رایانه حرکت دورانی آن قابل کنترل است. میزان دوران موتور پلهای به ازای هر پالس ۲۷/۰ درجه میباشد. برای کالیبراسیون جریانسنج سیمداغ و اندازه گیری سرعت آزاد بالادست مدل از لوله استاتیکی پیتوت به همراه فشار سنج اُمگا^۳ مقرار داده میشود که با استفاده از مکانیزم جابهجایی محل مناسبی قرار داده میشود که با استفاده از مکانیزم جابهجایی محل مناسبی موده و فرکانس ریزش گردابه به وضوح دیده میشود را مشخص نموده و فرکانس ریزش گردابه ها در سرعتهای مختلف و زاویههای

National Instruments (NI)

² Flow Ware

³ Omega



شکل ۴. مدل مثلثی متصل به موتور پلهای Fig. 4. Triangular model connected to a stepper motor

جریان پاییندست مدل در سرعتهای مختلف و زاویههای حساس اندازهگیری شده است.

۳-بررسی نتایج ۱-۳- بررسی ریزش گردابه ها

همان گونه که بیان شد به منظور اندازهگیری ریزش گردابهها، نیاز است که پراب جریانسنج سیمداغ در مکان مناسبی نسبت به مدل قرار گیرد. لازم به ذکر است که اغتشاشهای پاییندست مدل مثلثی، از ریزش گردابهها و موارد دیگر از جمله ناپایداری جریان، جدایش و … به وجود میآید که معمولا اغتشاشهای ناشی از ریزش گردابهها، دارای فرکانس مشخصی بوده که باید با عدد استروهال همخواني داشته باشد وليكن ساير اغتشاشها معمولا داراي فركانس کمی بوده و بهصورت طیفی نمایان می شود. شکل ۵-الف اسیلگرام سرعت لحظه ای جریان را در فاصله(۲۰/۹=۰،۷/۵=۲) از مدل و شکل $(x/a=1/\Delta, y/a=\bullet)$ اسیلگرام سرعت لحظه ای جریان در فاصله ($x/a=1/\Delta, y/a=\bullet$) را نشان می دهد. مطابق شکل ۵-الف اسیلگرام سرعت لحظهای نزدیک به موج سینوسی است، لذا در این نقطه پدیده ریزش گردابهها به خوبی قابل مشاهده میباشد. شکل ۵-ب اندازه گیری سرعت لحظهای در ناحیه دنباله مدل را نشان میدهد که در این حالت اسیلگرام سرعت لحظهای به حالت سینوسی و یا نزدیک به آن نمی باشد، لذا در این نقطه نمی توان فرکانس ریزش گردابهها را اندازه گیری نمود.



U=۲۰ m/s سکل ۵. اسیلگرام سرعت لحظهای در زاویه ۰ درجه و سرعت y/a=۰. x/a=۵/۱ بy/a=۹/۰ . x/a=۲ الف: Fig. 5. Oscillogram of u-fluctuation velocity (u (t)) measured by downstream sensor at U=20 m/s, $\alpha=$ 0° a) x/a=2, y/a=0.9, b) x/a=1.5 y/a=0

برای اندازهگیری فرکانس ریزش گردابهها میبایست سرعت لحظهای را در حوزه فرکانس بررسی کرد. شکل ۶ فرکانس سرعت



شکل ۸. منحنی تغییرات عدد استروهال بر حسب عدد رینولدز در زاویههای مختلف مدل

Fig. 8. Variation of Strouhal number in terms of Reynolds number for triangular cylinder at different model angles

رعایت شده است. به عبارت دیگر فرکانس داده برداری $f=2f_m$ است. مطابق شکل ۶-الف، سرعت لحظهای دارای فرکانس غالب ۴۳۳ هرتز بوده که بهطور واضح و قدرت بیشتر نشان داده شده است.

این فرکانس غالب همان فرکانس ریزش گردابهها میباشد ولی در شکل ۶-ب فرکانس غالب به وضوح دیده نمی شود و اغتشاشهای جریان ترکیبی از فرکانسهای مختلف میباشد. با توجه به شکل ۶-الف فرکانس ریزش گردابههای ناشی از مدل مثلثی را میتوان اندازه گیری نمود. شکل ۷ فرکانس ریزش گردابهها را بر حسب سرعت در زاویههای مختلف نشان میدهد.

مطابق شکل ۷ رابطه فرکانس ریزش گردابهها و سرعت جریان هوا بهصورت خطی است. شیب این خطوط با زاویه جریان تغییر میکند. مطابق شکل فوق شیب فرکانس ریزش گردابهها در زاویه ۰ درجه بیشتر از سه زاویه دیگر است. به منظور بررسی بهتر ریزش گردابهها، شکل ۷ بهصورت بیبعد بررسی شده است. بدین منظور با استفاده از عدد استروهال، فرکانس ریزش گردابهها و با استفاده از عدد رینولدز، سرعت جریان هوا بیبعد شدهاند.

شکل ۸ منحنی St-Re را برای مدل در زاویههای مختلف نشان میدهد. مطابق شکل زیر عدد استروهال برای اعداد رینولدز مختلف ثابت بوده و تابعی از آن نمیباشد. لذا با اندازه گیری فرکانس ریزش گردابهها میتوان به سادگی سرعت جریان هوا و دبی آن را محاسبه نمود.

عدد استروهال با زاویه جریان تغییر کرده ولی با عدد رینولدز ثابت است. هنگامی که مقدار عدد استروهال بزرگتر است، فرکانس ریزش







شکل ۷ . فرکانس ریزش گردابهها بر حسب سرعت در زاویههای مختلف Fig. 7. Variation of frequency of vortex shedding in terms of velocity at different angles

لحظهای را در سرعت ۳/s ۲۰ نشان میدهد. با انجام تبدیل سریع فوریه^۱ سرعت لحظهای از حوزه زمان به فرکانس تبدیل میشود. در تبدیل سرعت لحظهای از حوزه زمان به فرکانس اصل نایکویست

1 Fast Fourier Transform (FFT)

گردابهها، در سرعت ثابت بیشتر و در نتیجه دقت اندازهگیری دستگاه بالاتر میرود، ولی مشکلی که در این حالت ایجاد میشود این است که پاسخ فرکانسی دستگاه اندازهگیر ریزش گردابهها میبایست کوتاهتر باشد تا بتواند این پدیده را اندازه گیری کند.

۲–۳– بررسی تأثیر زاویه مدل مثلثی بر ریزش گردابهها

شکل ۷ تغییرات فرکانس ریزش گردابهها بر حسب سرعت جریان را در زاویههای مختلف مدل نشان میدهد، که بهصورت خطی است. مطابق شکل فوق شیب خطوط با زاویه مدل تغییر میکند. به منظور بررسی بهتر، شکل ۹ تغییرات عدد استروهال برحسب زاویه مدل در اعداد رینولدز مختلف نشان داده میشود. علت تغییرات غیرخطی عدد استروهال نسبت به زاویه، تغییر سطح مقطع مدل در برابر جریان بهصورت غیرخطی است.

مطابق شکل فوق منحنیهای α -St در اعداد رینولدز مختلف بر روی یکدیگر منطبق میباشد. همان گونه که در شکل فوق نشان داده شده است، تغییرات α -St برای هر ۱۲۰ درجه تکرار شده است و در هر تکرار نیز با یکدیگر تقارن دارند. کمترین مقدار عدد استروهال برای برده و در زاویههای ۲۶، ۱۸۲ و ۳۰۳ درجه رخ میدهد و بیشترین مقدار عدد استروهال ۲۲/۰ بوده و در زاویههای ۲۰ و ۱۰۰ درجه اتفاق میافتد و این زاویهها با دوره تناوب ۱۲۰ درجه تکرار میشود. همچنین منحنی فوق نیز دارای مقدار کمینه نسبی در زاویه میشود. با توجه به شکل ۹ تغییرات عدد استروهال در ناحیه کمینه مقدار با زاویه جریان زیاد نبوده، لذا قرار دادن مدل در زاویه ۲۶ درجه برای کاربرد دبی سنجی مناسب است.

۳-۳ بررسی جریان پاییندست مدل

به منظور بررسی مناسب تر ریزش گردابهها، جریان در نزدیکی و پایین دست مدل در زاویههای حساس بررسی شد. شکل ۱۰ توزیع سرعت بیبعد شده جریان هوا در عرض مدل در فواصل مختلف در زاویه صفر درجه را نشان میدهد. سرعت جریان هوا با استفاده از سرعت آزاد بیبعد شده است.

مطابق شکل فوق در فاصله x/a=۱، جریان دارای سرعت محلی بزرگتر از سرعت جریان آزاد بوده و مقدار آن ۱/۳۸ برابر سرعت



شکل ۹. منحنی تغییرات عدد استروهال بر حسب زاویه چرخش مدل در اعداد رینولدز مختلف

Fig.9. Variation of Strouhal number in terms of roll angle for triangular cylinder at different Reynolds numbers



شکل ۱۰. منحنی توزیع سرعت بیبعد شده جریان هوا در پایین دست مدل برای زاویه ۰ درجه در فواصل مختلف در عدد ۱۰۸۶۱ Fig. 10. The dimensionless mean velocity at downstream of the triangular cylinder at Re=10861, $\alpha=0^{\circ}$

جریان آزاد در فواصل $1/2 \pm x/a$ است. با افزایش فاصله به پایین دست جریان این مقدار کاهش یافته و در 1/2 = x/a جریان دارای سرعت محلی بزرگتر از سرعت جریان آزاد نخواهد بود. همچنین با افزایش فاصله به سمت پایین دست، عمق ناحیه دنباله کوچکتر ولی پهنای آن افزایش مییابد. به طوری که در فاصله 1 = x/a کمترین سرعت در ناحیه دنباله برابر 1/1 در فاصله 1/a = x/a کمترین سرعت در پهنای ناحیه دنباله در 1 = x/a برابر 1/2 است. همچنین پهنای ناحیه دنباله در 1 = x/a برابر 1/2 و در 1/2 = x/a برابر aارااست. با توجه به شکل ۹ مقدار بیشترین عدد استروهال در زاویه ۲۰ درجه و کمترین آن در زاویه ۶۲ درجه رخ می دهد. لذا در این دو زاویه، سرعت جریان هوا نیز بررسی می شود.

شکل ۱۱ توزیع سرعت جریان هوا را پاییندست مدل مثلثی در زاویههای ۰، ۲۰ و ۶۲ درجه نشان میدهد. لازم به ذکر است، مطابق



شکل ۱۳. منحنی توزیع شدت اغتشاشهای جریان هوا در پاییندست مدل در زوایای مختلف الف: x/a=1 ب: x/a=1 در عدد ۱۰۸۶۱ Fig. 13. The turbulence intensity at downstream of the triangular cylinder at different angles in Re=1086, a) x/a=1, b) x/a=2.5

...
$$\sqrt[4]{(u')^r}$$
 بیان میشود. $U = \frac{\sqrt{(u')^r}}{v} \times \cdots$

هنگامی که ۸=۱ x/a است، شدت اغتشاشها در نزدیکی مدل دارای دو مقدار بیشینه حدود ۴۲ درصد بوده که در فاصله ۲۰/۶±*x/a* قرار دارد. با افزایش فاصله از مدل شدت اغتشاشها کاهش یافته و به تدریج دو مقدار بیشینه محو و تبدیل به یک مقدار بیشینه در مرکز می شود.

سوامیناتان و همکاران [۹] نشان داند هنگامی که شدت اغتشاشها ۳۰ درصد است، مقدار خطا در اندازه گیری سرعت با استفاده از جریانسنج سیمداغ حدود ۵ درصد است. هنگامی که شدت اغتشاشها کمتر از ۲ درصد باشد، این خطا ناچیز خواهد بود. اردکانی [۱۰] نشان داد در صورتی که بخواهیم جریانسنج سیمداغ را کالیبره نماییم، نیاز است که پراب در منطقهای که شدت اغتشاشهای آن در بازه 9% = 10% و سرعت نیز در بازه ۱/U۰۱ $\leq u \leq x/a$ است، باشد، قرار گیرد. با توجه به شکل ۱۲، هنگامی که $5/7 \leq x/a$ است،



شکل ۱۱. منحنی توزیع سرعت جریان هوا در زوایای مختلف در x/a=۱ و عدد Re=۱۰۸۶۱

Fig. 11. The dimensionless mean velocity at downstream of the triangular cylinder at different angles in Re=1086, x/a=1



شکل ۱۲. منحنی توزیع شدت اغتشاشهای جریان هوا در پاییندست مدل مثلثی برای زاویه ۰ درجه در فواصل مختلف در عدد ۱۰۸۶۱ Fig. 12. The turbulence intensity at downstream of the triangular cylinder for Re=10861, $\alpha=0^{\circ}$

شکل ۹ در زاویه ۲۰ درجه عدد استروهال بیشترین و در زاویه ۶۲ درجه کمترین مقدار را دارد. همان گونه که در شکل ۱۱ نشان داده شده است، توزیع سرعت جریان هوا برای زاویههای مختلف مشابه است. هنگامی که زاویه جریان ۰ و ۶۲ درجه است، مدل نسبت به محور مختصات تقارن داشته و در نتیجه توزیع سرعت نسبت به محور مختصات متقارن است، ولی توزیع سرعت برای زاویه ۲۰ درجه تقارن کامل ندارد. ناحیه دنباله برای حالتی که زاویه مدل ۰ درجه است، قوی تر بوده به طوری که سرعت محلی جریان حدود ۲/۰ سرعت آزاد است و برای زاویه ۶۲ درجه این مقدار ۳/۰ و برای زاویه ۲۰ درجه، ۱۲۳۰ست.

شکل ۱۲ توزیع شدت اغتشاشهای جریان هوا پاییندست مدل در زاویه ۰ درجه را نشان میدهد. شدت اغتشاشها با رابطه

در ناحیهای که ۱/۷۵≤*y/a و* یا ۱/۷۵–≥*y/A* باشد، شدت اغتشاشها کمتر از ۶ درصد است، ولی با توجه به شکل ۱۰، هنگامی که *x/a*=۱ در فاصله در فاصله ۴≤4/y و یا ۴–≥4/y و هنگامی که x/a=۲/۵ در فاصله 2/4≤4/y و یا ۲/۵–≤ y/a شرط سرعت محقق میشود.

شکل ۱۳-الف، توزیع شدت اغتشاشها را برای مدل در زاویههای ۰، ۲۰ درجه (بیشترین عدد استروهال) و ۶۲ درجه (کمترین عدد استروهال) در فاصله ۱=*x/a* و شکل ۱۳-ب در فاصله ۲/۵=*x/۵* نشان میدهد. هنگامی که ۱=*x/a* است، شدت اغتشاشهای ناشی از مدل دارای دو مقدار بیشینه است. هنگامی که ۲/۵=*x/۸* است و یا به عبارت دیگر در پاییندست جریان، ناحیه شدت اغتشاشها از لحاظ عرضی برای سه زاویه فوق نسبت به حالت ۱=*x/۸* افزایش مییابد.

به منظور تشخیص مکانهایی که در آن ریزش گردابهها اتفاق میافتد، منحنی تغییرات عدد استروهال در فواصل مختلف پاییندست مدل برای زاویه ۰ درجه در شکل ۱۴ نشان داده شده است.

هنگامی که x/a=1 است، در فاصله ۲/۱ $\leq y/a \leq 1/4$ و x/a=1/4 و x/a=1/4 و x/a=1/4 و x/a=1/4 میاx/a=1/4 مدد استروهال برابر ۲۱ برده و به عبارت دیگر فرکانس ریزش گردابهها قابل اندازه گیری میباشد. با افزایش فاصله از مدل y/a=1/4 این ناحیه مقداری بزرگتر شده x/a=1/4 و x/a=1/4 x/a=1/4

شکل ۱۵–الف، منحنی تغییرات عدد استروهال پاییندست مدل و در عرض آن برای زاویههای ۰، ۲۰ و ۶۲ درجه در فاصله ۱=x/aنشان میدهد. مطابق شکل فوق هنگامیکه زاویه مدل از ۰ به ۲۰ درجه تغییر میکند، عدد استروهال بزرگتر شده و ناحیههایی که در آن فرکانس ریزش گردابهها قابل اندازه گیری میباشد به مقدار $Y \ge /y$ $n \ge 1/۰ e$ $/(-2n/y) \ge 1/7$ – افزایش مییابد. با توجه به این که مدل مثلثی در زاویه ۲۰ درجه نسبت به محور مختصات نامتقارن است، مکانهایی که ریزش گردابهها در آن مشاهده میشود نیز نامتقارن است. همچنین با تغییر زاویه مدل به ۲۲ درجه، عدد استروهال کوچکتر شده و ناحیههایی که در آن فرکانس ریزش گردابهها قابل اندازه گیری نیز میباشد، افزایش یافته و به ناحیه $8/3 \ge N/2 \le 1/2$.

شکل ۱۵-ب، منحنی تغییرات عدد استروهال پاییندست مدل و در عرض آن برای زاویههای ۰۰ ۲۰ و ۶۲ درجه در فاصله ۲/۵ نشان میدهد. تغییرات عدد استروهال همانند حالت x/a=۱ است



شکل ۱۴. منحنی تغییرات عدد استروهال در پاییندست مدل برای زاویه ۲۰ درجه در فواصل مختلف در عدد ۲۰۸۶۱ Fig. 14. The Strouhal number at downstream of the triangular cylinder at Re=10861, $\alpha=0^{\circ}$



شکل ۱۵. منحنی تغییر عدد استروهال در پاییندست مدل در زوایای مختلف مدل نسبت به جریان هوا در عدد ۱۰۸۶۱ Re= الف: x/a=0/1

Fig. 15. The Strouhal number at downstream of the triangular cylinder at different angles in Re=1086, a) x/a=1, b) x/a=2.5

با این تفاوت که ناحیههایی که در آن فرکانس ریزش گردابهها قابل اندازهگیری میباشد که برای زاویه [°]۰به مقدار ۳≤y/*a* ۳/۰ و۳/۰-≤y/*a* ۲۰ درجه به مقدار ۲/۸≤y/*a* ۰/۶۰–و ۰/۶۵

≥۳/۸≤۷/۵- و برای زاویه ۶۲ درجه به مقدار ۲/۵≤۷/2- افزایش مییابد.

۴–نتیجهگیری

بررسی و شناخت جریان پاییندست مدل مثلثی دارای اهمیت در مکانیک سیالات بوده و میتواند دارای کاربردهایی در طراحی و ساخت دبیسنج از نوع گردابهای و یا کالیبراسون جریانسنج سیمداغ داشته باشد. در این مقاله، جریان پاییندست مدل مثلثی بهصورت تجربی بررسی شده و نتایج آن بهصورت خلاصه به شرح زیر ارایه میشود:

-با اندازه گیری سرعت لحظهای و استفاده از روش تبدیل سریع فوریه میتوان فرکانس ریزش گردابهها را مشخص نمود. با توجه به این که اغتشاشهای سرعت بهصورت سینوسی به همراه نوساناتی است، لذا استفاده از شمارش قلهها برای بهدست آوردن فرکانس ریزش گردابهها پیشنهاد نمیشود. عدد استروهال ریزش گردابهها برای اعداد بزرگتر از ۱۰۰۰، مستقل از عدد رینولدز بوده و در زاویه ۰ درجه برابر ۱۰/۲۱ است.

-عدد استروهال وابسته به زاویه جریان هوا نسبت به مدل میباشد، در زاویه ۲۰ درجه، عدد استروهال بیشترین مقدار خود (۲/۲۳) را دارا بوده و در زاویه ۶۲ درجه کمترین مقدار خود (۳/۱۳۰) را دارا است. هنگامی که زاویه مدل نسبت به جریان هوا ۶۲ درجه میباشد، تغییرات عدد استروهال نسبت به زاویه مدل کم بوده، لذا این زاویه از مدل برای کاربرد دبی سنج از نوع گردابهای مناسب است.

-پروفیل سرعت در پاییندست مدل در زاویههای مختلف تقریبا مشابه بوده و در نزدیکی مدل علاوه بر ناحیه دنباله، سرعت محلی از سرعت جریان آزاد بیشتر است. هنگامی که 1=x/x میباشد، سرعت جریان در فاصله $4 \leq x/2$ و یا $4 - \frac{x}{2}$ برابر سرعت جریان آزاد میباشد، ولی هنگامی که 1/4 = x/2 است، در فاصله $1/4 \leq x/2$ و یا میباشد، ولی هنگامی که 1/4 = x/2 است، در فاصله $1/4 \leq x/2$ و یا ناحیه 1/4 = x/2 و 1/4 = x/2 و یا 1/4 = x/2 است، در فاصله مارا و یا ناحیه 1/4 = x/2 و 1/4 = x/2 و یا 1/4 = x/2, سرعت جریان ازاد خواهد شد. لذا در جریان آزاد برابر بوده که مناسب قرار دادن پراب جریان سنج سیم داغ جهت کالیبراسیون است.

-توزیع شدت اغتشاشهای جریان هوا نشان میدهد، که در زاویه • درجه، شدت اغتشاشها تا حدود ۴۲ درصد افزایش یافته است.

همچنین شدت اغتشاشها متقارن است، ولی با افزایش فاصله عرضی این مقدار به شدت کاهش یافته بهطوری که ۱/۱ مقدار شدت اغتشاشها کمتر از ۶ درصد خواهد بود. در ناحیه ۲/۵≤*x/a* و در فاصله ۱/۷۵≤*y/4* و یا ۱/۷۵–≥*y/4* شدت اغتشاشها کمتر از ۶ درصد خواهد بود. در این منطقه میتوان پراب جریان سنج سیمداغ را جهت کالیبراسیون قرار داد، بهطوری که اغتشاشهای جریان در اندازه گیری تأثیری نداشته باشد.

-توزیع عدد استروهال برای حالتی که مدل در زاویه • درجه قرار دارد، نسبت به محور مختصات متقارن بوده و در فاصله ۳≤y/a ثابت است و به عبارت دیگر فرکانس ریزش گردابهها قابل اندازه گیری است.

با توجه به نکات قبلی ارایه شده، برای طراحی دبی سنج جریان هوا از نوع گردابهای و یا کالیبراسیون جریان سنج سیم داغ نیاز است که علاوه بر اندازه گیری ریزش گردابه ها، سرعت جریان آزاد نیز اندازه گیری شود، در این حالت در صورتی که پراب در ناحیه نیز اندازه گیری شود، در این حالت در صورتی که پراب در ناحیه از $x/a = T/\delta$ و $T/\delta \ge x/a = T/\delta$ قرار گیرد، شدت اغتشاش ها کمتر از ۶ درصد، سرعت برابر سرعت جریان آزاد و گردابه ها نیز قابل اندازه گیری است.

نمادها

- St عدد استروهال (<u>St=fa/U</u>) Re عدد رینولدز (<u>Re=Ua/v</u>) a طول ضلع مدل مثلثی f فرکانس ریزش گردابه ها v لزجت سینماتیکی v فاصله از مبدأ مختصات مدل در جهت جریان v فاصله از مبدأ مختصات مدل در جهت عمود بر جریان و عمود v فاصله از مبدأ مختصات مدل در جهت عمود بر جریان و عمود f_m فرکانس دارای بیشترین دامنه f_m فرکانس دارای بیشترین دامنه v اغتشاشهای طولی جریان هوا u سزعت محلی جریان
 - سرعت جريان آزاد U
 - زاويه جريان با مدل مثلثى lpha

convection fluid flow and heat transfer from a triangular cylinder placed in a channel, Journal of Heat Transfer, 129(5) (2007) 646-656.

- [7] S. Luo, M.G. Yazdani, Y. Chew, T. Lee, Effects of incidence and afterbody shape on flow past bluff cylinders, Journal of wind engineering and industrial aerodynamics, 53.399-375(1994)(3)
- [8] O. Zeitoun, M. Ali, A. Nuhait, Convective heat transfer around a triangular cylinder in an air cross flow, International Journal of Thermal Sciences, 50(9) (2011) 1685-1697.
- [9] M. Swaminathan, G. Rankin, K. Sridhar, A note on the response equations for hot-wire anemometry, (1986).
- [10] M. Ardekani, Hot-wire calibration using vortex shedding, Measurement, 42(5) (2009) 722-729.

[1]M.A. Ardekani, Air flow measurement in experimental fluid mechanics, Iranian Research Organization on Science and Technology, Tehran, 2014.

مراجع

- [2]R.W. Miller, Flow measurement engineering handbook, (1983).
- [3] H.H. Bruun, Hot-wire anemometry: principles and signal analysis, in, IOP Publishing, 1996.
- [4] S. Srikanth, A. Dhiman, S. Bijjam, Confined flow and heat transfer across a triangular cylinder in a channel, International Journal of Thermal Sciences, 49(11) (2010) 2191-2200.
- [5] A. Johnstone, M. Uddin, A. Pollard, Calibration of hotwire probes using non-uniform mean velocity profiles, Experiments in Fluids, 39(3) (2005) 527-534.
- [6] A. Kumar De, A. Dalal, Numerical study of laminar forced

چگونه به این مقاله ارجاع دهیم E. Ardekani, A. Teymoortash, M.A. Ardekani, Experimental investigation on flow downstream of a triangular bluff body at different angles, Amirkabir J. Mech Eng., 53(Special Issue 1) (2021) 427-436.



DOI: 10.22060/mej.2020.16547.6387