PROSIDING SEMINAR NASIONAL INOVASI TEKNOLOGI PENERBANGAN (SNITP) TAHUN 2021 ISSN : 2548 – 8112 eISSN: 2622-8890

MODIFIKASI KARAKTERISTIK GAYA AERODINAMIKA PADA TANDEM SILINDER SIRKULER DENGAN PEMASANGAN SILINDER PENGGANGU TIPE I-65°

Berlian Setyo¹, Gunawan Sakti², Didi Hariyanto³

^{1,2,3)} Politeknik Penerbangan Surabaya, Jl. Jemur Andayani I No 73, Surabaya, 60236 Email: <u>csetyoberlian4900@gmail.com</u>

Abstrak

Penelitian dasar ini berfokus pada upaya penurunan gaya drag sebuah pipa silinder sirkuler dengan penempatan silinder pengganggu pada area upstream. Penurunan gaya drag dilakukan untuk mengurangi pressure drag yang dialami heat exchanger. Simulasi karakteristik silinder utama dan pengganggu dimodelkan secara 2D menggunakan Ansys Fluent[®] dengan pemodelan transition k-kl-omega. Upaya penurunan gaya drag dilakukan dengan diameter silinder utama D = 60 mm, dengan tipe silinder pengganggu I-65° berukuran d/D = 0.125. Jarak antar titik pusat kedua silinder adalah S/D=1.375 dan Reynold number $Re = 4.54 \times 10^4$ pada kecepatan U_m=12 m/s. Hasil yang diharapkan dari penelitian ini yaitu simulasi menunjukkan karakteristik gaya aerodinamika yang lebih baik yaitu adanya pengurangan koefisien drag ketika silinder utama diberi pengganggu. Parameter ukur yang dianalisis adalah coefficient of pressure, distribusi tekanan di sekitar dinding silinder utama, coefficient of lift, coefficient of drag dan visualisasi kontur kecepatan dan tekanan. Dari simulasi yang telah dilakukan, dapat disimpulkan bahwa nilai nilai perubahan C_P pada bilangan Reynold Re= 4.54×10^4 sangat dekat dengan nilai C_P simulasi dengan Reynold Re= 5.3×10^4 pada percobaan susunan silinder tandem dengan pengganggu tipe I-65°. Pemasangan silinder pengganggu I-65° mengakibatkan penurunan nilai C_D rata-rata menjadi 32% dari nilai awal dan meningkatkan rata-rata C_L sebesar 51% dari nilai awal.

Kata Kunci: kontrol pasif, I-type bluff body, drag, distribusi tekanan

Abstract

This basic research is focused on reducing the drag force of a cylinder pipe by placing a distracting cylinder in the upstream area. The reduction of drag force was done to reduce pressure drag. The aerodynamic characteristics of the main cylinder and its disturbance were modeled in 2D using ANSYS Fluent® on transition k-kl omega model. Efforts to reduce the drag force are carried out with the diameter of the main cylinder D = 60 mm, with the distracting cylinder type I-650 with the diameter d/D = 0.125. The distance between the center points of the two cylinders S/D = 1.375 and the Reynolds number Re = 4.54 x 10⁴ at the speed U = 12 m/s. The results of this study are the simulation showing characteristics of aerodynamic forces, that the drag coefficient are reduced when the distracting cylinder is set in front of the main cylinder. The measured parameters analyzed are the coefficient of pressure, pressure distribution around the main cylinder wall, the coefficient of lift, the coefficient of drag and contour visualization of pressure and velocity. From the simulations that have been carried out, it can be concluded that the value of the C_P change at Reynolds number Re= 4.54 x 10⁴ is very close to the simulation C_P value with Reynold Re= 5.3×10^4 in the tandem cylinder arrangement experiment with type I-65° disturbance. Installation of the I-65° distraction cylinder resulted in

PROSIDING SEMINAR NASIONAL INOVASI TEKNOLOGI PENERBANGAN (SNITP) TAHUN 2021 ISSN : 2548 – 8112 eISSN: 2622-8890

a decrease in the average of C_D value to 32% from the initial value and an increase in the average of C_L by 51% from the initial value.

Keywords: passive control, I-type bluff body, drag, pressure distribution

PENDAHULUAN

Penelitian pada sebuah aliran udara yang melewati silinder dilakukan dengan tujuan sebagai aplikasi teknik. Bluff body adalah sebuah bangun geometri yang memiliki hambatan udara yang tinggi sehingga ketika diberikan aliran fluida dengan kecepatan tinggi dan menyebabkan terbentuknya vortex. Vortex adalah pusaran aliran fluida bertekanan rendah dan bersifat turbulent. terjadi di daerah Vortex downstream sehingga area tersebut memiliki tekanan rendah. Karena terjadi perbedaan tekanan di daerah aliran datang dan keluar, maka terjadilah pressure drag yang menyebabkan pressure drop. Dalam pipa lurus, penurunan tekanan ini sebagian besar disebabkan oleh Friction Effect, sedangkan pada tikungan, penurunan tekanan disebabkan oleh kombinasi Friction Effect, Secondary Flow, dan Separation (Crawford, N. M., et al, 2005).

Upaya yang dapat dilakukan untuk mengurangi *pressure drag* menurut Triyogi et. al, (2009) yaitu dengan mengontrol *shear layer* yang terseparasi dari *bluff body* dengan menempatkan *small rod* pada aliran datang dari *bluff body* dan metode lainnya berupa perubahan pola aliran tergantung pada diameter *rod* dan *Reynolds number*. Lee et. al (2004) mengemukakan dua teknik untuk mengontrol aliran sehingga gaya aerodinamik drag pada *bluff body* dapat berkurang yaitu kontrol aktif dan kontrol pasif, di mana kontrol aliran dengan memberikan energi eksternal melalui sebuah eksitasi akustik atau *jet blowing*. Sedangkan kontrol pasif adalah metode kontrol aliran dengan modifikasi bentuk bodi atau memasang peralatan tambahan seperti *control rod* atau elemen kasar pada body tersebut. Dari kedua metode kontrol aliran tersebut kontrol pasif membutuhkan peralatan mekanis yang rumit sebagai suplai *external power* ke dalam aliran.

Fluida yang mengalir melewati permukaan objek lalu aliran partikel di sekeliling permukaan objek akan bergerak lebih lambat karena disebabkan gaya gesek, sehingga kecepatan aliran partikel di sekeliling objek akan bernilai nol. Sedangkan aliran partikel lain akan berinteraksi, sehingga kecepatan aliran yang menjauh dari objek akan semakin cepat. Hal ini disebabkan oleh shear stress yang meningkat. Karena shear stress memengaruhi kecepatan pada setiap layer, layer tersebut dinamakan boundary layer. Efek dari shear stress memiliki peran penting dalam flow characteristic di sekeliling objek adalah konsep dari boundary layer. Koefisien drag dari sebuah objek bisa dikurangi dengan menambahkan objek kontrol pasif di depan atau di belakang objek. (Widodo dkk, 2017).

Dalam eksperimen yang dilakukan oleh Triyogi dkk. (2009), dilakukan dengan menggunakan silinder tipe I dengan sudut irisan $\theta s = 0^{\circ}$, 10° , 20° , 30° , 45° , 53° , dan 65° yang diletakkan di depan silinder sirkular dengan jarak S/d = 1.375 dalam wind tunnel pada Reynold number Re = 5.3 x 10^{4} dan kecepatan udara dijaga pada 14 m/s, dihasilkan bahwa penempatan silinder kecil di depan silinder sirkular lebih efektif dalam mengurangi gaya drag dibanding dengan

ISSN: 2548 – 8112 eISSN: 2622-8890

silinder sirkular tunggal tanpa kontrol pasif. Adanya silinder kecil tipe I, sirkular atau irisan (θ s= 0-65°) di depan silinder sirkular besar cenderung menunda separation point di bagian atas dan bawah silinder sirkular. Sebagai kontrol pasif, silinder kecil tipe-I $(\theta s = 0.65^{\circ})$ mempercepat transisi dari laminar menuju turbulent layer. Silinder tipe I-65° memberikan pengurangan drag terbesar di antara semua silinder yang digunakan dalam investigasi tersebut. Drag pada susunan tandem menggunakan silinder tipe I-65° bernilai 0.52 kali dari drag silinder tunggal. Hal ini menunjukkan bahwa silinder kecil tipe I-65° sebagai kontrol pasif pada posisi susunan sejajar $\alpha = 0^{\circ}$ adalah yang paling efektif untuk mengurangi drag pada silinder sirkuler besar di antara kontrol pasif silinder yang digunakan dalam percobaan tersebut.

Penelitian ini berfokus pada upaya penurunan *pressure* drag pada silinder sirkuler pada kondisi Reynolds number Re = 4.54×10^4 . Jarak antar silinder diatur konstan sebesar 1,375D, dengan D merupakan diameter silinder utama. Objek penelitian adalah sebuah silinder pengganggu tipe I-65° dengan diameter 0.125D dan sebuah silinder utama. Metode yang digunakan dalam penelitian ini adalah Computational Fluid Dynamics untuk melakukan komputasi dan analisis numerik. Hasil yang diharapkan adalah penurunan koefisien drag dengan penggunaan silinder pengganggu tipe I-65° pada Reynold number yang berbeda dan akan dibandingkan dengan penelitian acuan.

METODE

Silinder utama memiliki diameter D = 60 mm. Itu dipasang dengan jarak 600 mm dari titik pusatnya ke saluran masuk. Saluran masuk akan memberikan aliran udara dengan kecepatan 12 m/s. Setelah data selesai dihitung, perhitungan akan dilakukan

kembali dengan penambahan pemasangan silinder tipe $I-65^{0}$. Potongan silinder tipe $I-65^{0}$ adalah silinder melingkar dengan diameter d = 7,5 mm yang dipotong di kedua sisi sejajar dengan sumbu y. Jarak antara pusat kedua silinder adalah S = 82,5 mm.



Gambar 1 Aliran udara yang melintas di silinder dengan memasang silinder tipe I



Gambar 2 Gambaran susunan silinder utama dan silinder pengganggu tipe I-65° secara isometris

Keterangan :

- D : Diameter silinder utama (60 mm)
- d : diameter silinder pengganggu (0.125D = 7.5 mm)
- S : Jarak antar pusat silinder utama dan pengganggu (1.375D = 82.5mm)
- U : kecepatan udara (12 m/s)

Langkah pertama yang dilakukan adalah menggambar geometri objek dengan aplikasi SolidWorks 2020 lalu disimpan dalam format IGS sehingga bisa diimpor ke DesignModeler aplikasi ANSYS 2020R1 untuk menentukan kondisi boundary layer.

ISSN: 2548 – 8112 eISSN: 2622-8890



Gambar 3 Boundary Condition

Langkah selanjutnya yaitu membuat *meshing* permukaan dengan tipe *face meshing*, *quadrilateral* dengan *grading* pada arah vertikal dan horizontal dengan distribusi *mesh* yang semakin rapat pada dinding silinder untuk memberi efek adanya *wall function*.



Gambar 4 *Meshing* silinder sirkular dengan menggunakan tipe *mesh quadrilateral*

Selanjutnya, kembali ke kolom project, pilih menu Setup, masukkan double precission dan 2D. Lanjutkan ke bagian Solution. Check mesh lalu input jenis flow transient. Masukkan model energy Viscous (k-kl-omega 3 equation), material berupa udara (*air*) dengan nilai *density* (ρ) = 1,1726 kg/m³ dan *dynamic viscosity* (μ) = 1,8586 x 10⁻⁵ kg/m.s. Input *Operating conditions* dengan operating pressure sebesar 101325 Masukkan pascal. Solution yaitu menggunakan discretization standard untuk second-order pressure, upwind untuk momentum, Pressure Velocity Coupling adalah COUPLE.

Lakukan *Initialize* yang dihitung dari *input* pada *reference value* yaitu *velocity inlet* pada pilihan hybrid initialization. Pilih menu Adapt dan masukkan x min, x max, y min, y max, z min, z max. Masukkan Reference Value dari arah inlet. Pada menu Solve pilih display adalah Velocity Magnitude. Masuk ke menu Monitor Residual dan atur Convergence criteria yang digunakan dalam proses iterasi sebesar 10^{-6} untuk residual energy.

Lakukan proses *iteration* sampai mencapai *convergence criterion* sebesar 10^{-6} . Setelah selesai, lanjutkan ke tahap *Post Processing* merupakan penampilan hasil yang telah diperoleh.

HASIL DAN PEMBAHASAN

Perbandingan kontur tekanan antara silinder tunggal sebelum dan sesudah pemasangan silinder I-65⁰ upstream silinder utama dapat ditunjukkan pada gambar 4.2. Kontur tekanan ini memperlihatkan adanya perbedaan tekanan di area upstream dan downstream di mana area yang berwarna merah menunjukkan tekanan yang tinggi yaitu di area aliran datang atau upstream dan area dengan warna biru menunjukkan area bertekanan rendah yaitu di area arah aliran pergi atau downstream. Perbedaan tekanan antara area downstream dan area upstream inilah yang disebut sebagai pressure drag.



Gambar 5 Kontur tekanan silinder tunggal (kiri) dan silinder dengan pemasangan pengganggu silinder tipe I-65 (kanan) untuk $Re = 4.54 \times 10^4$, dengan jarak

antar pusat S/D = 1.375.

Hasil analisis kualitatif dari kontur tekanan ini adalah adanya penyempitan area bertekanan rendah dan area bertekanan tinggi masing-masing pada area *downstream* dan *upstream* silinder utama sebagai dampak

ISSN: 2548 – 8112 eISSN: 2622-8890

penempatan silinder I-65[°] sebagai kontrol pasif aliran *upstream* silinder utama. Sehingga penempatan silinder I-65[°] terbukti mampu menurunkan *pressure drag* pada silinder utama.



Gambar 6 *Streamline* kontur tekanan silinder tunggal (kiri) dan silinder dengan pemasangan pengganggu silinder tipe I-65° (kanan) untuk Re =4.54 x 10⁴, dengan jarak antar pusat S/D = 1.375

Gambar 6 menunjukkan overlav streamline aliran yang melewati silinder tunggal dan silinder dengan penempatan bluff *body* tipe $I-65^{\circ}$. Pada konfigurasi silinder tunggal *freestream* aliran akan jatuh tepat di stagnation point dinding lingkaran depan dan mengalami stagnasi. Untuk aliran di sekitarnya yang mengalir di permukaan dinding silinder disebut laminar boundary layer. Karena adanya adverse pressure gradient aliran tersebut mulai kehilangan dan terseparasi dari momentum lepas dinding silinder permukaan untuk membentuk turbulent boundary layer. Aliran ini akan membentuk wake di belakang silinder, di mana pada gambar 4.3 wake area mempunyai tekanan yang rendah. Sebagai akibatnya terjadi perbedaan tekanan yang besar antara area downstream dengan area upstream sehingga pressure drag membesar.

Dengan adanya penempatan silinder I-65⁰ akan melepaskan *shear layer* yang akan mengalami *re-attachment* pada dinding permukaan silinder, sehingga separasi aliran akan sedikit tertunda ke belakang menyebabkan luas pembentukan *wake* di area *downstream* yang bertekanan rendah semakin menyempit. Selain itu juga area diantara silinder utama dan silinder I-65⁰ akan mengalami penurunan tekanan dan mengakibatkan selisih tekanan antara area *downstream* dengan area *upstream* silinder utama akan mengalami penurunan, maka *pressure drag* turun.

Gambar 7 menunjukkan overlay streamline aliran udara pada kontur kecepatan untuk kedua konfigurasi yang diuji pada $Re = 4.54 \times 10^4$. Area yang berwarna biru menunjukkan area dengan kecepatan adanya backflow rendah dan vang ditunjukkan dengan adanya arah streamline dan kecepatan negatif. Perbandingan kontur kecepatan ini menunjukkan adanya fenomena tertunda dikarenakan separasi yang pemasangan silinder tipe I-65° upstream silinder utama. Pada daerah reattachment kecepatan udara semakin rendah, sampai dengan aliran laminar sublayer, kemudian kecepatan udara kembali meningkat ketika terjadi separasi dari dinding silinder utama.



Gambar 6 *Streamline* kontur kecepatan silinder tunggal (kiri) dan silinder dengan pemasangan pengganggu silinder tipe I-65 (kanan) untuk Re = 4.54x 10⁴, dengan jarak antar pusat *S/D* = 1.375

Gambar 7 menunjukkan distribusi tekanan pada dinding silinder tunggal dan silinder dengan penempatan *bluffbody* tipe $I-65^{0}$ pada Reynolds Number $Re = 4.54 \times 10^{4}$. Dari hasil simulasi numerik ini ditemukan bahwa dengan bilangan Reynold tersebut distribusi tekanan pada silinder tunggal masih mendekati data eksperimental dari *Triyogi et al.* 2009. Dengan adanya silinder tipe $I-65^{0}$ menurunkan *coefficient of pressure* di area

ISSN: 2548 – 8112 eISSN: 2622-8890

upstream dan menaikkannya pada area *downstream*. Grafik distribusi koefisien tekanan ini juga dapat digunakan untuk menentukan titik *reatachment* dan *separation* di permukaan dinding silinder utama pada kedua eksperimen yang dilakukan.

Dari grafik dapat terlihat bahwa hasil eksperimen dengan Reynolds Number Re = 4.54×10^4 baik pada silinder utama sebelum sesudah ditambahkan dan silinder pengganggu menghasilkan nilai coeffficient of pressure yang hampir berimpit dengan hasil eksperimen Triyogi et al. 2009. Titik reattachment untuk konfigurasi silinder tandem berada masing-masing di derajat θ = dan $\theta = 325^{\circ}$. Untuk titik separasi 35^{0} ditentukan dengan distribusi koefisien tekanan vang konstan karena laminar *boundary layer* sudah terseparasi dari silinder untuk permukaan membentuk turbulence boundary layer. Dari grafik ini, titik separasi silinder tunggal terjadi pada posisi $\theta = 85^{\circ}$ dan $\theta = 275^{\circ}$, sedangkan untuk silinder tandem tipe I-65⁰ separation *point* terjadi pada posisi $\theta = 120^{\circ}$ dan $\theta =$ 240[°]. Sehingga dapat disimpulkan dengan penempatan silinder penganggu tipe I-65[°] dengan diameter d/D = 0.125 mampu menunda titik separasi masing-masing sejauh 35° ke arah *downstream*. Selain itu, dari grafik ini juga dapat menunjukkan adanya penurunan selisih nilai distribusi koefisien tekanan antara bagian upstream silinder dan bagian downstream silinder. Sehingga penempatan silinder tipe I-65° ini mampu menurunkan nilai pressure of drag.



Gambar 7 Grafik *coefficient of pressure* terhadap *position angle* untuk silinder tunggal dan silinder dengan pengganggu I-65[°], pada $Re = 4.54 \times 10^4$.

Dalam suatu artikel, kadang-kadang tidak bisa dihindari pengorganisasian penulisan hasil penelitian ke dalam "anak subjudul". Berikut ini adalah cara menuliskan format pengorganisasian tersebut, yang di dalamnya menunjukkan cara penulisan hal-hal khusus yang tidak dapat dipisahkan dari sebuah artikel.

Gambar menunjukkan 8 adanya penurunan terhadap coefficient of drag pada konfigurasi silinder tandem jika dibandingkan dengan silinder tunggal. Fluktuasi nilai C_D dari kedua susunan silinder terjadi ketika timestep kurang dari 100 pada silinder tunggal dan timestep di bawah 200 untuk silinder dengan pengganggu tipe I-65°. Untuk silinder tunggal, nilai C_D mulai stabil pada *timestep* 100 dan seterusnya dengan nilai rata-rata 0,1. Sedangkan untuk silinder dengan penggangu nilai C_D mulai stabil pada timestep 200 dan seterusnya dengan nilai rata-rata 0,035. Dari gambar ini disimpulkan bahwa penempatan silinder I-65[°] upstream silinder utama cenderung menurunkan coefficient of drag menjadi sekitar tiga kali lipat lebih kecil jika dibandingkan dengan konfigurasi silinder tunggal pada Reynolds number $Re = 4.54 \times 10^4$.

ISSN: 2548-8112 eISSN: 2622-8890

adanya



Gambar 8 Grafik perubahan coefficient of drag terhadap timestep silinder tunggal dan silinder tandem pada $Re = 4.54 \times 10^4$.

Gambar 9 menunjukkan grafik perbandingan nilai coefficient of lift untuk susunan silinder tunggal dan silinder tandem tipe I-65⁰. Dari gambar ini terlihat bahwa penempatan silinder tipe I-65⁰ menghasilkan peningkatan pada nilai coefficient of lift pada konfigurasi silinder tunggal. Fluktuasi nilai C_L dari kedua susunan silinder terjadi ketika timestep kurang dari 700 pada silinder tunggal dan timestep di bawah 500 untuk silinder dengan pengganggu tipe I-65°. Untuk silinder tunggal, nilai C_L mulai stabil pada timestep 700 dan seterusnya. Sedangkan untuk silinder dengan penggangu tipe I-65° nilai C_L mulai stabil pada timestep 500 dan seterusnya.



Gambar 9 Grafik perbandingan coefficient of lift sebagai fungsi dari timestep untuk silinder tunggal dan silinder tandem pada $Re = 4.54 \times 10^4$.

Tabel 4.1 menunjukkan hasil simulasi transient untuk masing-masing koefisien drag dan koefisien lift pada $Re = 4.54 \times 10^4$. Kedua konfigurasi silinder masing-masing

silinder dengan instalasi bluffbody I-65⁰ pada rentang timestep 0-1500, menunjukkan adanya penurunan nilai koefisien lift menjadi 63% dibandingkan dengan susunan silinder tunggal. Tabel 1 Perubahan nilai *coefficient of drag* untuk simulasi silinder tunggal dan silinder tandem tipe I- $65 \square$ pada $Re = 4.54 \ge 10^4$ Timestep Cd SI 1 65

	Sii. Tunggai	511. 1-05	
0-1500	0,106663456	0,035279968	33%
0-100	0,164048242	0,04528896	28%
100-200	0,10681971	0,034120612	32%
200-300	0,106755162	0,03450683	32%
300-400	0,106975146	0,034592685	32%
400-500	0,107045948	0,034599793	32%
500-600	0,106989537	0,034600915	32%
600-700	0,107007671	0,034600704	32%
700-800	0,106986087	0,034600764	32%
800-900	0,106993606	0,034600963	32%
900-1000	0,107028386	0,034601188	32%
1000-1100	0,107046924	0,034601304	32%
1100-1200	0,107052339	0,034601261	32%
1200-1300	0,107054562	0,034601072	32%
1300-1400	0,10705506	0,03460085	32%
1400-1500	0,107053789	0,034600697	32%
Average			32%

diambil nilai rata-rata secara menyeluruh 1500 timestep dan setiap rentang 100 timestep kemudian ditentukan perubahan coefficient of drag dan lift dalam persentase. Nilai rata-rata *coefficient of drag* konfigurasi silinder dengan instalasi bluffbody I-65⁰ pada rentang timestep 0-1500, menunjukkan

dibandingkan silinder tunggal. Sedangkan

nilai rata-rata coefficient of lift konfigurasi

menjadi

32%

Δ(%)

penurunan

Tabel 2 Perubahan nilai coefficient of lift untuk
simulasi silinder tunggal dan silinder tandem tipe I-
65 nada $R_{a} = 4.54 \times 10^{4}$

05 \approx pada Ke \4.54 X 10					
Timestep	Cl		Δ(%)		
	Sil. Tunggal	Sil. I-65			
0-1500	0,00026284	0,000165115	63%		
0-100	0,000481333	0,000425854	88%		
100-200	0,00033687	0,000136942	41%		
200-300	0,000159523	0,000158609	99%		
300-400	0,000174157	0,000148256	85%		
400-500	0,0003069	0,000144496	47%		
500-600	0,000291073	0,000145345	50%		

ISSN: 2548-8112 eISSN: 2622-8890

600-700	0,000207386	0,000145821	70%
700-800	0,000209871	0,000145596	69%
800-900	0,000244458	0,000145477	60%
900-1000	0,000264783	0,000145418	55%
1000-1100	0,000265842	0,000145361	55%
1100-1200	0,000259796	0,000145381	56%
1200-1300	0,000253589	0,000145419	57%
1300-1400	0,000247121	0,000145417	59%
1400-1500	0,000242036	0,000145473	60%
Average			63%

PENUTUP

Simpulan

Berikut hasil simulasi dan analisis perubahan nilai koefisien *drag* dan *lift* pada silinder tandem dengan menempatkan silinder pengganggu tipe I-65° di area *upstream* dengan bilangan *Reynold* $Re= 4.54 \times 10^4$ diambil kesimpulan sebagai berikut:

- 1. Model viscosity transtition k-kl-omega (3 equations) adalah pemodelan dalam simulasi yang paling mendekati eksperimen Triyogi et al. (2009) dengan kondisi bilangan *Reynold Re*= 5.3×10^4 .
- 2. Dengan adanya penempatan silinder I-65° akan melepaskan shear layer yang akan mengalami re-attachment pada dinding permukaan silinder, sehingga separasi aliran akan sedikit tertunda ke belakang menyebabkan luas pembentukan wake di area downstream yang bertekanan rendah semakin menyempit. Selain itu juga area diantara silinder utama dan silinder I-65⁰ akan mengalami penurunan tekanan dan mengakibatkan selisih tekanan antara area downstream dengan upstream silinder utama akan area mengalami penurunan, maka pressure drag turun.
- 3. Dari hasil simulasi dapat diketahu bahwa pada silinder pengganggu tipe I-65° dapat mengurangi *drag* pada kondisi bilangan *Reynold Re*= 5.3×10^4 juga terjad ketika eksperimen dilakukan dengan bilangan *Reynold Re*= 4.54×10^4 .

- 4. Pada grafik C_P, terlihat bahwa nilai perubahan C_P pada bilangan Reynold Re= 4.54 x 10^4 sangat dekat dengan nilai C_P simulasi dengan Reynold Re= 5.3×10^4 baik pada percobaan susunan silinder tunggal maupun silinder tandem dengan tipe $I-65^{\circ}$. pengganggu Baik titik separation maupun re-attachment yang terjadi pada silinder tunggal dengan atau tanpa silinder pengganggu tipe I-65° posisinya hampir mirip dengan selisih vang sangat kecil terhadap posisi titik-titik tersebut pada saat kondisi eksperimen diberikan nilai bilangan Reynold Re= 5.3 x 10^4 .
- 5. Pemasangan silinder pengganggu $I-65^{\circ}$ mengakibatkan penurunan nilai C_D ratarata menjadi 32% dari nilai awal dan menurunkan rata-rata C_L menjadi sebesar 63% dari nilai awal.

Saran

- 1. Diharapkan untuk penelitian selanjutnya memiliki banyak variasi parameter dan bebas untuk variabel dikaji. Pengembangan dapat diberikan dengan perbandingan variasi ukuran silinder utama dengan silinder pengganggu, tipe fluida yang mengalir, serta posisi dan sudut silinder pengganggu terhadap silinder utama.
- 2. Diharapkan untuk melakukan kajian yang lebih mendalam mengenai faktor-faktor yang memengaruhi perbedaan sifat dan hasil penelitian (C_P, C_L, dan C_D) dalam kondisi input satu variabel dengan variabel lainnya.
- 3. Diharapkan untuk memperbanyak studi literatur sebagai rujukan dan pembanding dalam penelitian selanjutnya.

DAFTAR PUSTAKA

Referensi / acuan utama yang digunakan dalam penelitian ialah jurnal nasional /

PROSIDING

SEMINAR NASIONAL INOVASI TEKNOLOGI PENERBANGAN (SNITP) TAHUN 2021

ISSN : 2548 – 8112 eISSN: 2622-8890

internasional dan proceeding. Semua referensi sebaiknya *up-to-date* dengan perkembangan keilmuan dan ditulis dengan menggunakan Vancouver style. Silahkan menggunakan format – format yang telah disediakan dalam template makalah ini :

Jurnal:

- Achenbach, E. Influence of surface roughness on the cross-flow around a circular cylinder J. Fluid Mech., 1971, 46, 321–335.
- [2] Anderson, J. D. (2017). Fundamentals of Aerodynamics.
- [3] ANSYS Inc. 2013. ANSYS Fluent Meshing User's Guide. U.S.A.
- [4] Catalano, Pietro & Wang, Meng & Iaccarino, Gianluca & Moin, Parviz. (2003). Numerical simulation of the flow around a circular cylinder at high Reynolds numbers. International Journal of Heat and Fluid Flow.
- [5] Chung, T. (2002). Computational Fluid Dynamics. Cambridge: Cambridge University Press.
- [6] E.L. Houghton, P.W. Carpenter, Steven H. Collicott, Daniel T. Valentine, Chapter 1 - Basic Concepts and Definitions, Aerodynamics for Engineering Students (Sixth Edition), Butterworth-Heinemann. 2013: 1-68.
- [7] Igarashi, Tamotsu & Shiba, Yoshihiko.
 (2006). Drag Reduction for D-Shape and I-Shape Cylinders. Jsme International Journal Series B-fluids and Thermal Engineering - JSME INT J SER B. 49.
- [8] Jiao, H., & Wu, G. X. (2018). Analysis of fluctuating force acting on two cylinders in different arrangements through lattice Boltzmann method. Journal of Fluids and Structures,
- [9] Lee, S. J., Lee, S. I., & Park, C. W.(2004). Reducing the drag on a circular cylinder by the upstream installation of

a small control rod. Fluid dynamics research, 34(4), 233-250.

- [10] Mainil Afdhal, K. (2012). Analisis Pengaruh Perbandingan Diameter Minor Dan Mayor Elips Terhadap Koefisien Drag Menggunakan Program CFD. Institut Teknologi Padang.
- [11] Muhajir, K. J. T. M. (2012). Pengaruh Viskositas terhadap Aliran Fluida Gas-Cair melalui Pipa Vertikal dengan Perangkat Lunak Ansys Fluent 13.0. Fakultas Teknik, Universitas Negeri Semarang.
- [12] Munson, B. R., Young, D. F., & Okiishi, T. H. (2006). Fundamentals of fluid mechanics. Hoboken, NJ, J. Wiley & Sons.
- [13] Rr. Sri Poernomo Sari. 2013. Distribusi Temperatur Aliran Fluida Dan Analisis Nilai Koefisien Perpindahan Panas Konveksi Pada Heat Exchanger Tipe Counterflow Fakultas Teknologi Industri, Universitas Gunadarma.
- [14] Sakamoto, H., Tan, K., Haniu, H., 1991. An optimum suppression of fluid forces by controlling a shear layer separated from a square prism. J. Fluids Eng. 113, 183–189.
- [15] Triyogi, Y., Suprayogi, D., & Spirda, E.
 (2009). Reducing the drag on a circular cylinder by upstream installation of an I-type bluff body as a passive control. Proceedings of the Institution of Mechanical Engineers, Part C: Journal of Mechanical Engineering Science, 223(10), 2291-2296.
- [16] Tsutsui, T. & Igarashi, T.. (2002). Drag reduction of a circular cylinder in an airstream. Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics - J WIND ENG IND AERODYN. 90. 527-541. 10.1016/S0167-6105(01)00199-4.
- [17] White, Frank M. 1999. Fluid mechanics. Boston, Mass: WCB/McGraw-Hill.

PROSIDING

SEMINAR NASIONAL INOVASI TEKNOLOGI PENERBANGAN (SNITP) TAHUN 2021

ISSN: 2548-8112 eISSN: 2622-8890

- [18] Wijanarko, Diastian & Widodo, Wawan.
 (2013). Studi Numerik Karakteristik Aliran Melintasi Silinder Sirkular Tunggal Dengan Bodi Pengganggu Berbentuk Silinder Sirkular Pada Saluran Sempit Berpenampang Bujur Sangkar.
- [19] Zhu, H., Zhao, H., & Zhou, T. (2019). Direct numerical simulation of flow over a slotted cylinder at low Reynolds number. Applied Ocean Research, 87, 9-25.