



Применение СПО для решения задач аэро- и газовой динамики

Семинар 2. Запуск задачи обтекания цилиндра

Преподаватель: Романова Дарья Игоревна

Институт системного программирования им. В.П. Иванникова РАН, Москва

2023

Схема задачи обтекания квадратного цилиндра

Математическая модель:

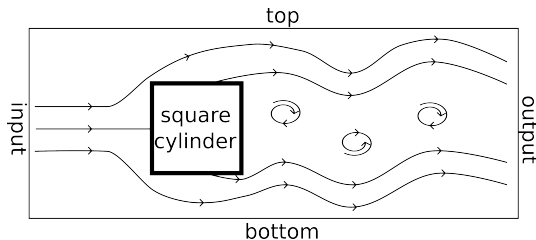
$$\nabla \cdot \mathbf{U} = 0,$$

$$\frac{\partial \mathbf{U}}{\partial t} + \nabla \cdot \mathbf{U} \mathbf{U} = -\nabla p + \nabla \cdot \boldsymbol{\tau},$$

где \mathbf{U} — скорость, $\boldsymbol{\tau} = 2\nu \mathbf{s}$ — тензор вязких напряжений, $\mathbf{s} = 0.5(\nabla \mathbf{U} + (\nabla \mathbf{U})^T)$ — тензор скоростей деформаций, ν — кинематическая вязкость, p — давление.

Геометрия расчётной области:

- ▶ Сторона квадрата $D = 1$
- ▶ Высота расчётной области $H = 30D$
- ▶ Длина расчётной области $L = 80D$
- ▶ Толщина $B = 0.2D$



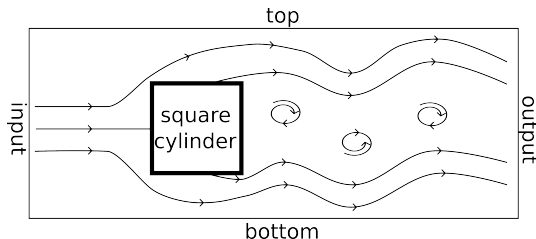
Начальные и граничные условия

Течение ламинарное:

$$Re = \frac{UD}{\nu} = \frac{1 \cdot 1}{0.01} = 100$$

Начальные условия

$\mathbf{U} = 1$	$p = 0$	$\nu = 0.01$
------------------	---------	--------------



Граничные условия

Граница	\mathbf{U}	p
inlet	Fixed value $\mathbf{U} = 1$	Zero gradient
outlet	Zero gradient	Fixed value $p = 0$
top/bottom/front/back	Zero gradient	Zero gradient
cylinder	Fixed value $\mathbf{U} = 0$	Zero gradient

Скачиваем кейс

Кейс лежит на GitHub

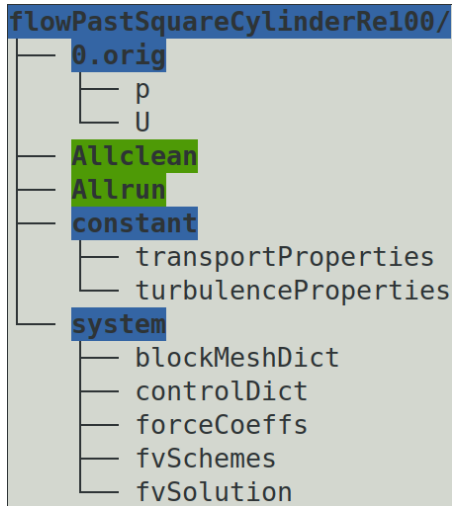
<https://github.com/RomanovaDI/freeSoftwareTrainingCourse>

Скачать можно по ссылке

<https://github.com/RomanovaDI/freeSoftwareTrainingCourse/archive/refs/heads/main.zip>

Структура кейса

- ▶ 0.orig — каталог с начальными условиями
 - ▶ p — начальные условия на давление
 - ▶ U — начальные условия на скорость
- ▶ Allclean — скрипт очистки директории кейса
- ▶ Allrun — скрипт запуска расчёта
- ▶ constant — каталог с константными параметрами
 - ▶ transportProperties — реологические свойства
 - ▶ turbulenceProperties — параметры турбулентности
- ▶ system — каталог с параметрами расчёта задачи
 - ▶ blockMeshDict — описание сетки
 - ▶ controlDict — параметры управления расчётом
 - ▶ forceCoeffs — описание расчета сил на цилиндре
 - ▶ fvSchemes — схемы аппроксимации
 - ▶ fvSolution — параметры решателя



Скрипты выполнения

Allclean

```
0 #!/bin/sh
1 cd "${0%/*}" || exit                # Run from this directory
2 . ${WM_PROJECT_DIR:?}/bin/tools/CleanFunctions # Tutorial clean functions
3 #-----
4
5 cleanCase0 # Чистим директорию кейса от старых расчётов
6
7 #-----
```

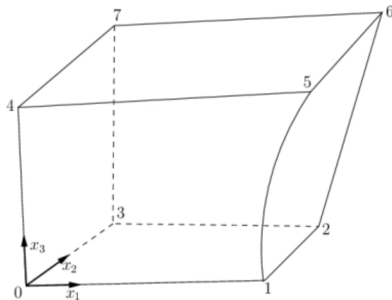
Скрипты выполнения

Allrun

```
0 #!/bin/sh
1 cd "${0%/*}" || exit # Run from this directory
2 . ${WM_PROJECT_DIR:?}/bin/tools/RunFunctions # Tutorial run functions
3 #-----
4
5 touch flowPastSquareCylinderRe100.foam # Создаем файл для визуализации
6 runApplication blockMesh # Создаем сетку
7 restore0dir # Создаем нулевой момент
8 runApplication $(getApplication) # Запускаем расчёт
9
10 #-----
```

Сетка. Куб. blockMeshDict

- ▶ Система координат должна быть правосторонней.
- ▶ Вершины объявляются в соответствии с выбранной системой координат.
- ▶ При объявлении блока порядок перечисления вершин блока строго определён и показан на рисунке. Он зависит от системы координат.
- ▶ Объявляются внешние грани расчетной области, нормаль должна смотреть наружу (определяется по принципу правой руки).

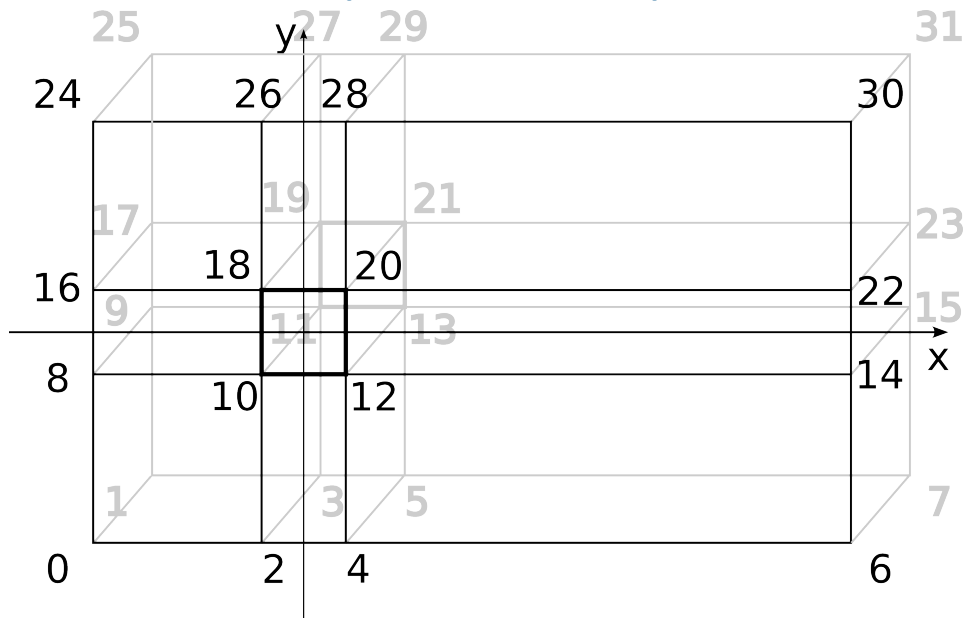


Сетка. Куб. blockMeshDict

```
0 scale    0.1;
1 vertices
2 (
3     (0 0 0)
4     (1 0 0)
5     (1 1 0)
6     (0 1 0)
7     (0 0 0.1)
8     (1 0 0.1)
9     (1 1 0.1)
10    (0 1 0.1)
11 );
12 blocks
13 (
14     hex (0 1 2 3 4 5 6 7) (20 20 1) simpleGrading (1 1 1)
15 );
16 edges
17 ();
```

```
18 boundary
19 (
20     walls {
21         type wall;
22         faces
23         (
24             (4 5 6 7) // top
25             (0 3 2 1) // bottom
26             (0 4 7 3) // left
27             (2 6 5 1) // right
28         ); }
29     frontAndBack {
30         type empty;
31         faces
32         (
33             (1 5 4 0) // front
34             (3 7 6 2) // back
35         );}
36 );
```

Сетка. Обтекание квадратного цилиндра. blockMeshDict



Сетка. blockMeshDict

```
0  /*-----*-- C++
   --*-----*\
1  | ===== |
   |         |
2  |  \ \      /  F i e l d      | OpenFOAM: The Open Source CFD Toolbox
   |         |
3  |  \ \      /  O p e r a t i o n  | Version:  v2112
   |         |
4  |   \ \    /   A n d             | Website:  www.openfoam.com
   |         |
5  |    \ \ /    M a n i p u l a t i o n  |
   |         |
6  \*-----*--
   */
7  FoamFile
8  {
9      version      2.0;
10     format       ascii;
```

```

11     class      dictionary;
12     object      blockMeshDict;
13 }
14 // * * * * *
15
16 scale      1.0;
17
18 DHalf      0.5;
19 HHalf      15.5;
20 LHalf      15.5;
21 LRHalf     65.5;
22 BHalf      0.1;
23 nB         1;
24 nD         5;
25 nHHalf     75;
26 nLHalf     75;
27 nLRHalf    325;
28
29 vertices
30 (

```

```
31      (-$LLHalf -$HHalf  $BHalf) // 0
32      (-$LLHalf -$HHalf -$BHalf) // 1
33      (-$DHalf  -$HHalf  $BHalf) // 2
34      (-$DHalf  -$HHalf -$BHalf) // 3
35      ( $DHalf  -$HHalf  $BHalf) // 4
36      ( $DHalf  -$HHalf -$BHalf) // 5
37      ( $LRHalf -$HHalf  $BHalf) // 6
38      ( $LRHalf -$HHalf -$BHalf) // 7
39      (-$LLHalf -$DHalf  $BHalf) // 8
40      (-$LLHalf -$DHalf -$BHalf) // 9
41      (-$DHalf  -$DHalf  $BHalf) // 10
42      (-$DHalf  -$DHalf -$BHalf) // 11
43      ( $DHalf  -$DHalf  $BHalf) // 12
44      ( $DHalf  -$DHalf -$BHalf) // 13
45      ( $LRHalf -$DHalf  $BHalf) // 14
46      ( $LRHalf -$DHalf -$BHalf) // 15
47      (-$LLHalf  $DHalf  $BHalf) // 16
48      (-$LLHalf  $DHalf -$BHalf) // 17
49      (-$DHalf  $DHalf  $BHalf) // 18
50      (-$DHalf  $DHalf -$BHalf) // 19
```

```

51      ( $DHalf    $DHalf    $BHalf) // 20
52      ( $DHalf    $DHalf    -$BHalf) // 21
53      ( $LRHalf   $DHalf    $BHalf) // 22
54      ( $LRHalf   $DHalf    -$BHalf) // 23
55      (-$LLHalf   $HHalf    $BHalf) // 24
56      (-$LLHalf   $HHalf    -$BHalf) // 25
57      (-$DHalf    $HHalf    $BHalf) // 26
58      (-$DHalf    $HHalf    -$BHalf) // 27
59      ( $DHalf    $HHalf    $BHalf) // 28
60      ( $DHalf    $HHalf    -$BHalf) // 29
61      ( $LRHalf   $HHalf    $BHalf) // 30
62      ( $LRHalf   $HHalf    -$BHalf) // 31
63 );
64
65 blocks
66 (
67     hex (1 3 11 9 0 2 10 8) ($nLLHalf $nHHalf $nB) simpleGrading (1 1
68     1)
69     hex (3 5 13 11 2 4 12 10) ($nD $nHHalf $nB) simpleGrading (1 1 1)

```

```

69     hex (5 7 15 13 4 6 14 12) ($nLRHalf $nHHalf $nB) simpleGrading (1
70     1 1)
71     hex (9 11 19 17 8 10 18 16) ($nLLHalf $nD $nB) simpleGrading (1 1
72     1)
73     hex (13 15 23 21 12 14 22 20) ($nLRHalf $nD $nB) simpleGrading (1
74     1 1)
75     hex (17 19 27 25 16 18 26 24) ($nLLHalf $nHHalf $nB) simpleGrading
76     (1 1 1)
77     hex (19 21 29 27 18 20 28 26) ($nD $nHHalf $nB) simpleGrading (1 1
78     1)
79     hex (21 23 31 29 20 22 30 28) ($nLRHalf $nHHalf $nB) simpleGrading
80     (1 1 1)
81 );
82
83 edges
84 (
85 );
86
87 boundary
88 (

```



```
83     inlet
84     {
85         type patch;
86         faces
87         (
88             (0 8 9 1)
89             (8 16 17 9)
90             (16 24 25 17)
91         );
92     }
93     outlet
94     {
95         type patch;
96         faces
97         (
98             (6 7 15 14)
99             (14 15 23 22)
100             (22 23 31 30)
101         );
102     }
```

```
103     hole
104     {
105         type wall;
106         faces
107         (
108             (10 11 19 18)
109             (18 19 21 20)
110             (12 20 21 13)
111             (10 12 13 11)
112         );
113     }
114     topAndBottom
115     {
116         type wall;
117         faces
118         (
119             (24 26 27 25)
120             (26 28 29 27)
121             (28 30 31 29)
122             (0 1 3 2)
```

```
123         (2 3 5 4)
124         (4 5 7 6)
125         );
126     }
127 );
128
129 mergePatchPairs
130 (
131 );
132
133
134 // ***** //
```

Начальные условия. p

```
0 FoamFile
1 {
2     version      2.0;
3     format       ascii;
4     class        volScalarField;
5     object       p;
6 }
7 dimensions      [0 2 -2 0 0 0 0];
8 internalField    uniform 0;
9 boundaryField
10 {
11     hole
12     {
13         type      zeroGradient;
14     }
15     inlet
16     {
17         type      zeroGradient;
```

```
18     }
19     outlet
20     {
21         type            fixedValue;
22         value            uniform 0;
23     }
24     topAndBottom
25     {
26         type            zeroGradient;
27     }
28     defaultFaces
29     {
30         type            empty;
31     }
32 }
```

Начальные условия. U

```
0 FoamFile
1 {
2     version      2.0;
3     format        ascii;
4     class         volVectorField;
5     object        U;
6 }
7 dimensions      [0 1 -1 0 0 0 0];
8 internalField    uniform (1 0 0);
9 boundaryField
10 {
11     hole
12     {
13         type      fixedValue;
14         value      uniform (0 0 0);
15     }
16     inlet
17     {
```

```
18         type          fixedValue;
19         value          uniform (1 0 0);
20     }
21     outlet
22     {
23         type          zeroGradient;
24     }
25     topAndBottom
26     {
27         type          zeroGradient;
28     }
29     defaultFaces
30     {
31         type          empty;
32     }
33 }
```

Константные параметры. transportProperties

```
0 FoamFile
1 {
2     version      2.0;
3     format       ascii;
4     class        dictionary;
5     location     "constant";
6     object       transportProperties;
7 }
8 // * * * * *
9
10 transportModel  Newtonian;
11
12 nu              0.01;
13
14 // ***** //
```


Константные параметры. turbulenceProperties

```
0 FoamFile
1 {
2     version      2.0;
3     format       ascii;
4     class        dictionary;
5     location     "constant";
6     object       turbulenceProperties;
7 }
8 // * * * * *
9
10 simulationType laminar;
11
12 // ***** //
```

Управление расчетом. controlDict

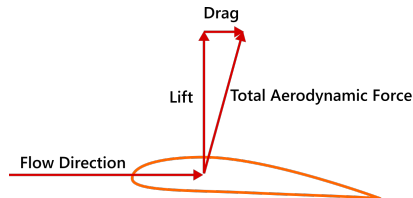
```
0 application      pimpleFoam;
1 startFrom        latestTime;
2 startTime        0;
3 stopAt           endTime;
4 endTime          10;
5 deltaT           0.004;
6 writeControl      timeStep;
7 writeInterval     25;
8 writeFormat       binary;
9 writePrecision    8;
10 writeCompression off;
11 timeFormat        general;
12 timePrecision     6;
13 runTimeModifiable true;
14
15
16
17
```

```
18 functions
19 {
20     forces
21     {
22         type          forces;
23         libs          (forces);
24         writeControl   writeTime;
25         timeStart      1;
26
27         patches        (hole);
28         CofR           (0.20 0.15 -0.01);
29         writeFields    yes;
30
31         rho            rhoInf;
32         rhoInf         1.0;
33     }
34
35     #include "forceCoeffs"
36 }
```

Аэродинамическая сила.

Полная аэродинамическая сила делится на подъёмную силу и силу лобового сопротивления:

$$\mathbf{F} = \mathbf{F}_L + \mathbf{F}_D.$$



Расчёт полной аэродинамической силы происходит через интеграл по поверхности тела от давления и вязких напряжений на поверхности тела:

$$\mathbf{F} = \mathbf{F}_p + \mathbf{F}_v,$$

$$\mathbf{F}_p = \oint_S \rho(p - p_{ref}) d\mathbf{S}, \quad \mathbf{F}_v = \oint_S \boldsymbol{\tau}^{(d)} \cdot d\mathbf{S},$$

где p — давление, p_{ref} — давление на бесконечности, $\boldsymbol{\tau}^{(d)}$ — девиатор тензора вязких напряжений.

Коэффициент аэродинамического сопротивления и коэффициент подъёмной силы.

Коэффициент подъёмной силы — безразмерная величина, характеризующая подъёмную силу крыла определённого профиля при известном угле атаки.

$$C_L = \frac{F_L}{0.5U^2S},$$

где S — характерная площадь, чаще всего площадь миделевого сечения (наибольшее по площади поперечное сечение тела, движущегося в воде или воздухе), U — скорость набегающего потока в случае, если используется связанная система координат.

Коэффициент аэродинамического сопротивления — коэффициент, характеризующий способность тела преодолевать аэродинамическое сопротивление воздуха.

$$C_D = \frac{F_D}{0.5U^2S}.$$

C_D и C_L . forceCoeffs

```
0 forceCoeffs1
1 {
2     type                forceCoeffs;
3     libs                (forces);
4     writeControl         timeStep;
5     timeInterval         1;
6     log                  yes;
7     patches              (hole);
8     rho                  rhoInf;          // Indicates incompressible
9     rhoInf               1.0;            // Required when rho = rhoInf
10    liftDir               (0 1 0);
11    dragDir               (1 0 0);
12    CofR                  (1 1.5 0);     // Axle midpoint on ground
13    pitchAxis             (0 0 1);
14    magUInf               1;
15    lRef                  1;              // Wheelbase length
16    Aref                  1;              // Estimated
17 }
```

СПАСИБО ЗА ВНИМАНИЕ!

Список литературы