# Метод конечных элементов в CFD. Часть 2

Наумкин Виктор Сергеевич Лекция №11, 2021

## Содержание

**Green-Gauss Node-Based Gradient Schemes** 

Неортогональность сетки

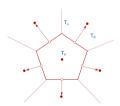
Неортогональность сетки: The Over-Relaxed Approach

Разница между Upwind, Linear Upwind и Central Differencing

Green-Gauss Node-Based Gradient Schemes

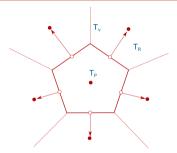
В методе Гаусса-Грина градиент в ячейке рассчитывается из значений в центре поверхностей:

$$(\nabla T)_P = \frac{1}{V_P} \sum_{Faces} \left( T_f \hat{n}_f A_f \right) \tag{1}$$



lacktriangle Известно только значение в центре ячейки  $T_P$ . Как рассчитать значение в центре поверхности  $T_f$ ?

#### Green-Gauss Node Based

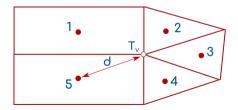


- 1. Расчёт значений в узлах из значений в центре.
- 2. Расчёт значения на поверхности из значений в узлах.
- 3. Расчёт градиента из значений на поверхности по формуле Гаусса-Грина.

#### 1. Значение в узле - осреднение

Чтобы получить значение в узле можно взять среднее значение от центров:

$$T_V = \frac{1}{N} \sum_{Cells} T_P = \frac{1}{5} \left( T_1 + T_2 + T_3 + T_4 + T_5 \right) \tag{2}$$



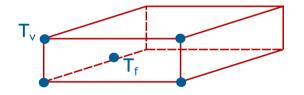
- ightharpoonup Но  $T_2, T_3, T_4$  ближе к узлу, чем другие центры ячеек.
- ▶ Узел не в середине окружающих его центров ячеек.
- ightharpoonup Введём |d| расстояние от узла до центра ячейки.
- ightharpoonup Используем 1/|d|, чтобы вес ближайших к узлу ячеек был больше

$$T_{V} = \frac{\sum_{Cells} T_{P} \left(\frac{1}{|d|}\right)}{\sum_{Cells} \left(\frac{1}{|d|}\right)}$$
(3)

$$T_V = \frac{\frac{T_1}{d_1} + \frac{T_2}{d_2} + \frac{T_3}{d_3} + \frac{T_4}{d_4} + \frac{T_5}{d_5}}{\frac{1}{d_1} + \frac{1}{d_2} + \frac{1}{d_3} + \frac{1}{d_4} + \frac{1}{d_5}}$$
(4)

Значение в центре поверхности получается осреднением значений в узловых точках:

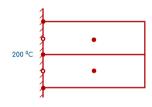
$$T_f = \frac{1}{N} \sum_{Nodes} T_V \tag{5}$$



- Центр поверхности в центре узлов.
- Узлы не в середине центров ячеек.

## Граничные ячейки

Температура на границе постоянна вдоль поверхности граничной ячейки:

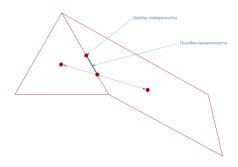


ightharpoonup  $\Rightarrow$  Значение в узле и в центре поверхности равны граничному  $200^0 C$ 

$$T_f = 200^{0}C, T_V = 200^{0}C (6)$$

#### Ошибка скошенности

- Метод Гаусса-Грина, основанный на ячейке имеет ошибку скошенности.
- ▶ Значение на поверхности не рассчитывается в центре поверхности.
- ▶ Метод Гаусса-Грина, основанный на узле, не имеет ошибки скошенности.

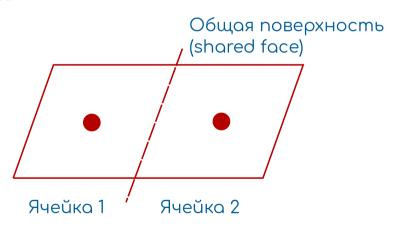


## Summary

- ▶ Метод Гаусса-Грина, основанный на узле, использует осреднение по весу, т.к. некоторые центры ячеек лежат дальше от узлов, чем другие.
- ▶ Данная схема более точная, чем cell based схема, т.к. нет ошибки скошенности.
- Данная схема более тяжёлая в вычислительном плане, т.к. нужно рассчитывать значения как в узлах, так и на поверхности.

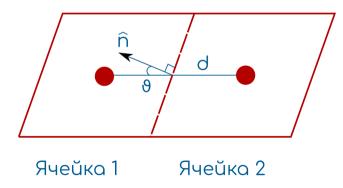
# Неортогональность сетки

- Рассмотрим две ячейки, соединённых общей поверхностью.
- Подобное рассмотрение справедливо для гекса-, тетра-, призматических и полиэдральных сеток.



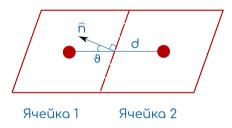
## Векторы и нормали

- **Р** Рассмотрим вектор, соединяющий центры ячейки d.
- ightharpoonup И нормальный вектор к поверхности  $\hat{n}$ .



## Неортогональность

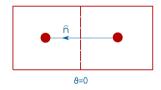
Угол между вектором, соединяющим центры ячеек, и единичным нормальным вектором - это угол неортогональности  $\theta$ .

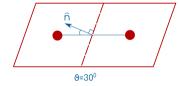


$$\theta = \cos^{-1}\left(\frac{d\cdot \hat{n}}{|d|\,|\hat{n}|}\right)$$
 Данное определение используется в OpenFOAM. (7)

## Неортогональность

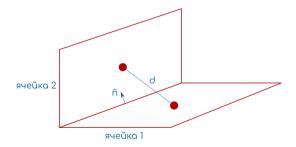
- $\theta = 0^0$  ортогональная поверхность.
- lacktriangledown  $heta < 70^0$  обычно приемлемо для OpenFOAM.



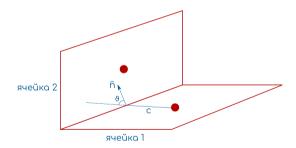


# Выравнивание ячеек (центрирование)

- ightharpoonup Если ячейки не отцентрированы, то d может быть плохим вектором для использования.
- ightharpoonup В примере  $heta \sim 0^0$



- ightharpoonup В качестве альтернативы d может использоваться вектор из центра ячейки к центру поверхности c.
- ightharpoonup В этом случае  $heta \sim 30^{0}$



## **B** Ansys Fluent / CFX

- lacktriangledown вычисляется с использованием d и c для всех поверхностей.
- Затем берётся наибольший угол, как неортогональность ячейки:

$$\theta_{cell} = \max \left[ \cos^{-1} \left( \frac{d \cdot \hat{n}}{|d| |\hat{n}|} \right); \cos^{-1} \left( \frac{c \cdot \hat{n}}{|c| |\hat{n}|} \right) \right] \tag{8}$$

- ▶ Это называется orthogonality-quality ANSYS.
- lacktriangledown нормируется, чтобы давать значения между 0 и 1.
- 1 для 0<sup>0</sup>.

# Почему неортогональность важный фактор в CFD?

Рассмотрим конечно-объёмную дискретизацию диффузионного члена:

$$\frac{\partial U}{\partial t} + \nabla \cdot (UU) = \frac{1}{\rho} \nabla p + \underline{\nabla (\nu \nabla U)} + g \tag{9}$$

Проинтегрируем по всей ячейке:

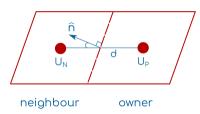
$$\int_{V} \nabla \left( \nu \nabla U \right) dV \tag{10}$$

Используя теорему о дивергенции:

$$\int_{V} \nabla (\nu \nabla U) \, dV = \int_{S} \left[ \nu (\nabla U) \cdot \hat{n} \right] dS = \sum_{f=1}^{N} \left[ \nu_{f} (\nabla U)_{f} \cdot \hat{n} \right] S_{f} \tag{11}$$

 Сложность в оценке скалярного произведения нормального вектора и градиента скорости на поверхности ячейки:

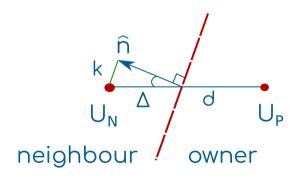
$$v_f (\nabla U)_f \cdot \hat{n}_f$$
 (12)



- $\triangleright v_f$  можно определить интерполяцией.
- $lackbox{ }$  Если  $\hat{n}\|d:(
  abla U)_f\cdot\hat{n}_f=rac{U_P-U_N}{|d|}\,|\Delta|$

- ▶ Обычно  $\hat{n} \not\parallel d$  :
- $\blacktriangleright$  Можно расщепить вектор  $\hat{n}$  на ортогональную и неортогональную компоненты:

$$\hat{n} = \Delta + k \tag{13}$$



Подставим в дискретизацию:

$$\sum_{f=1}^{N} \left[ \nu_f \left( \nabla U \right)_f \cdot \hat{n} \right] S_f \tag{14}$$

$$\sum_{f=1}^{N} \left[ \nu_f \left( \nabla U \right)_f \cdot (\Delta + k) \right] S_f \tag{15}$$

$$\underbrace{\sum_{f=1}^{N} \left[ \nu_f \left( \nabla U \right)_f \cdot \Delta_f \right] S_f}_{implicit} + \underbrace{\sum_{f=1}^{N} \left[ \nu_f \left( \nabla U \right)_f \cdot k_f \right] S_f}_{explicit} \tag{16}$$

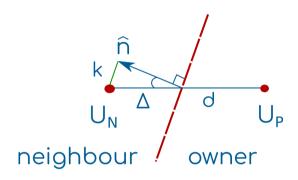
Можно оценить явно ортогональный член:

$$(\nabla U)_f \cdot \Delta f = \frac{U_P - U_n}{|d|} |\Delta_f| \tag{17}$$

 Неортогональный член можно вычислить неявно (по скорости которая неизвестна) как источниковый или коррекционный член:

$$(\nabla U)_f \cdot k_f \tag{18}$$

- **Е**СЛИ ДАННЫЙ ЧЛЕН ВЫЧИСЛЯТЬ ЯВНО, ТО УВЕЛИЧИВАЕТСЯ НЕСТАБИЛЬНОСТЬ.
- ► Чем выше неортогональность сетки, тем выше неявный (*explicit*) член и тем меньше явный (*implicit*) член.



- $\triangleright$   $\Theta \sim k$ .
- Как только ⊕ ¬, увеличивается коррекция неортогональности.

#### **Limited Correction**

- орепFOAM предлагает ограничивать коррекцию.
- **К**оррекция неортогональности добавляется всегда, но её значение ограничено долей явного члена  $(\gamma)$ :

$$(\nabla U)_f \cdot k < \gamma \left( \frac{U_P - U_N}{|d|} \left| \Delta_f \right| \right) \tag{19}$$

- **▶** Обычно  $\gamma = 1$ .
- ightharpoonup Для очень плохих сеток можно уменьшить ( $\gamma < 1$ ) для улучшения стабильности и пожертвовать точностью.

## Non-orthogonal Corrector Loops

- ▶ Необходимы дополнительные итерации, как только начинает использоваться коррекция неортогональности на рассчитанном поле скорости.
- Для хороших сеток, внешние циклы в SIMPLE являются достаточными для сходимости.
- ▶ Для плохих сеток требуются дополнительные циклы для давления (inner loop) это Non-orthogonal Corrector Loops.

- Решение на хорошей сетке:
  - 1. уравнение движения
  - 2. уравнение давления
  - 3. уравнения энергии, турбулентность и т.д.
- Решение на плохой сетке:
  - 1. уравнение движения
  - 2. уравнение давления
    - уравнение давления (Non-ortho Corrector)
    - уравнение давления (Non-ortho Corrector)
    - уравнение давления (Non-ortho Corrector)
  - 3. уравнения энергии, турбулентность и т.д.



# Background

- Большинство уравнений переноса скаляра, решаемых в CFD, содержат диффузионные члены:
  - ightharpoonup уравнение движения:  $\nabla \cdot (\mu((\nabla U) + (\nabla U)^T)).$
  - ightharpoonup уравнение кинетической энергии:  $abla \cdot \left( \left( \mu + \frac{\mu_t}{\sigma_k} \right) \nabla k \right).$
  - **...**
- Все диффузионные члены требуют Non-Orthogonal Corrector.
- Рассмотрим уравнение теплопроводности:

$$0 = \nabla (k \nabla T) \tag{20}$$

 $\blacktriangleright k$  - коэффициент теплопроводности, T - температура.

 Для решения воспользуемся методом контрольного объёма, проинтегрируем по объёму ячейки

$$0 = \nabla (k \nabla T) \tag{21}$$

$$0 = \int_{V} \nabla (k \nabla T) \, dV \tag{22}$$

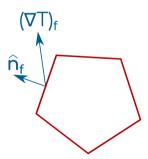
Используя теорему о дивергенции:

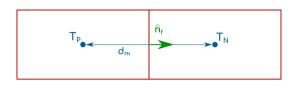
$$0 = \sum_{Faces} \left( k_f A_f \left( \nabla T_f \cdot \hat{n}_f \right) \right) \tag{23}$$

 $\blacktriangleright$  Суммарное тепло  $Q=kA\nabla T$  равно нулю - закон сохранения энергии.

$$0 = \sum_{Faces} \left( k_f A_f \left( \nabla T_f \cdot \hat{n}_f \right) \right) \tag{24}$$

- ightharpoonup Тепловой поток направлен по градиенту температуры  $abla T_f$ .
- lacktriangle Необходима компонента этого потока тепла по нормали к поверхности  $abla T_f \cdot \hat{n}.$



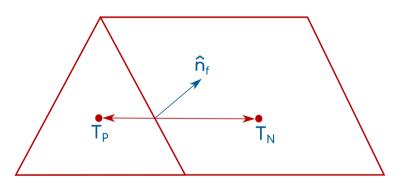


ightharpoonup Если  $d_{PN} \parallel \hat{n}_f$ :

$$\nabla T_f \cdot \hat{n}_f = \frac{T_N - T_P}{|d_{PN}|} \left| \hat{n}_f \right| \tag{25}$$

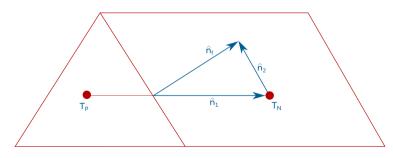
$$0 = \sum_{Faces} \left( k_f A_f \left( \nabla T_f \cdot \hat{n}_f \right) \right) \to \sum_{Faces} \left( k_f A_f \left( \frac{T_N - T_P}{|d_{PN}|} \cdot |\hat{n}_f| \right) \right)$$
 (26)

- ▶ Для большинства сеток  $d_{PN} \nparallel \hat{n}_f$ .
- ▶ Нельзя использовать предыдущее приближение.



Разделим вектор  $\hat{n}_f$  на две компоненты.

$$\hat{n}_f = \hat{n}_1 + \hat{n}_2 \tag{27}$$



$$0 = \sum_{Faces} \left( k_f A_f \left( \nabla T_f \cdot \hat{n}_f \right) \right) \tag{28}$$

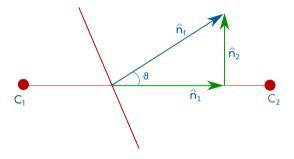
ightharpoonup Подставим  $\hat{n}_f = \hat{n}_1 + \hat{n}_2$ 

$$0 = \sum_{Faces} (k_f A_f (\nabla T_f \cdot \hat{n}_1)) + \sum_{Faces} (k_f A_f (\nabla T_f \cdot \hat{n}_2))$$
 (29)

$$0 = \sum_{Faces} \left( k_f A_f \left( \frac{T_N + T_P}{|d_{PN}|} \right) |\hat{n}_1| \right) + \underbrace{\sum_{Faces} \left( k_f A_f \left( \nabla T_f \cdot \hat{n}_2 \right) \right)}_{Non-Orthogonal Correction}$$
(30)

▶ Оценим второй член явно используя градиент температуры с предыдущей итерации. Этот член называется Non-Orthogonal Correction.

 $\blacktriangleright$  Как выбрать  $\hat{n}_1$  и  $\hat{n}_2$ ?



 $\hat{n}_1 \parallel d_{PN}$ . Можно выбрать любые вектора, но должно выполняться условие  $\hat{n}_1 \parallel d_{PN}$ .

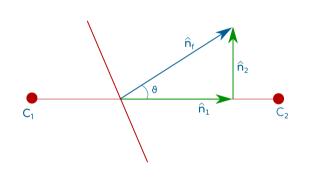
## Метод 1. Прямоугольный треугольник. Минимальная коррекция.

ightharpoonup Пусть  $\hat{n}_1 \perp \hat{n}_2$ .

$$\hat{n}_1 = \hat{n}_f \cos \theta \tag{31}$$

ightharpoonup Используем скалярное произведение:  $a \cdot b = |a| \, |b| \cdot \cos \theta$ .

$$\hat{n}_1 = \hat{n}_f \left( \frac{\hat{n}_f \cdot d_{PN}}{|\hat{n}_f| |d_{PN}|} \right) \text{ in } \hat{n}_2 = \hat{n}_f - \hat{n}_1$$
 (32)

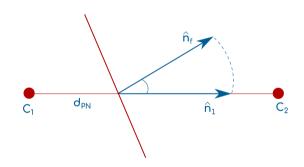


# Метод 2. Ротационное приближение. Ортогональная коррекция.

ightharpoons Повернём  $\hat{n}_f$  до параллельности с  $d_{PN}.$ 

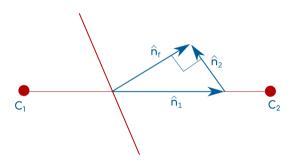
$$\hat{n}_1 = \hat{n}_f * \left(\frac{d_{PN}}{|d_{PN}|}\right) \tag{33}$$

ightharpoonup В независимости от heta магнитуда  $\hat{n}_1$  остаётся той же.



## Метод 3. Over-Relaxed Approach.

- ightharpoonup Сделаем  $\hat{n}_2 \perp \hat{n}_f$ .
- ▶ Получение  $\hat{n}_1$  теперь немного сложнее...



$$\cos \theta = \frac{\hat{n}_f}{\hat{n}_1} \Rightarrow \hat{n}_1 = \frac{\hat{n}_f}{\cos \theta} \tag{34}$$

ightharpoonup Из скалярного произведения:  $a \cdot b = |a| |b| \cdot \cos \theta$  выразим  $\cos \theta$ .

$$|\hat{n}_1| = |\hat{n}_f| \left( \frac{|\hat{n}_f| |d_{PN}|}{\hat{n}_f \cdot d_{PN}} \right)$$
(35)

ightharpoonup Это скаляр, который даёт магнитуду  $\hat{n}_1$ . Но нужен вектор!

Умножим магнитуду  $\hat{n}_1$  на направление  $d_{PN}$ :

$$\hat{n}_1 = |\hat{n}_1| * \left(\frac{d_{PN}}{|d_{PN}|}\right) \tag{36}$$

$$\hat{n}_1 = \left| \hat{n}_f \right| \left( \frac{\left| \hat{n}_f \right| \left| d_{PN} \right|}{\hat{n}_f \cdot d_{PN}} \right) * \left( \frac{d_{PN}}{\left| d_{PN} \right|} \right) \tag{37}$$

$$\hat{n}_1 = d_{PN} \left( \frac{\left| \hat{n}_f \right|^2}{\hat{n}_f \cdot d_{PN}} \right) \Rightarrow \tag{38}$$

$$\hat{n}_2 = \hat{n}_1 - \hat{n}_f \tag{39}$$

lacktriangle При увеличении heta магнитуда  $\hat{n}_1$  и  $\hat{n}_2$  изменяются.

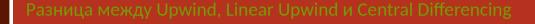
## Какой из методов лучше?

- Из Jasak (1996) стр. 141:
- ightharpoonup при  $\theta = 30^{0}$ 
  - Все методы дают одно и то же решение, если используется достаточное количество циклов коррекции.
  - Over-relaxed approach даёт самую размазанную сходимость, т.е. наиболее стабилен.
- ightharpoonup При  $\theta = 45^{\circ}$ :
  - Метод прямоугольного треугольника и метод поворота расходятся при  $\theta > 45^{\circ}$ .
  - Voer-relaxed approach сходится при больших углах  $\theta = 60^{\circ}$ .
  - → данный метод предпочтительнее.

#### Плохие сетки

$$0 = \sum_{Faces} \left( k_f A_f \left( \frac{T_N + T_P}{|d_{PN}|} \right) |\hat{n}_1| \right) + \sum_{Faces} \left( k_f A_f \left( \nabla T_f \cdot \hat{n}_2 \right) \right) \tag{40}$$

- ightharpoonup Для плохих сеток(большие heta) явный источниковый член может привести к расхождению решения.
- ▶ ⇒ источниковый член ограничивается или отбрасывается полностью на плохих ячейках.
- Это приводит к локальной ошибке только на плохих ячейках и может привести к сходимости решения.
- Наибольшая ошибка в over-relaxed approach с увеличением  $\hat{n}_2$ .





- lacktriangle Допустим известны  $arphi_P$  и  $arphi_N$ , необходимо найти  $arphi_f$ .
- Linear/Central Differensing схема второго порядка.

$$\varphi = \psi \varphi_N + (1 - \psi) \varphi_P \tag{41}$$

$$\psi = \frac{|x_f - x_P|}{|x_N - x_P|}, 0 \le \psi \le 1 \tag{42}$$

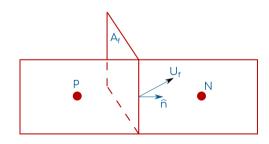
- lacktriangle Central Differensing используется для диффузионных членов  $u 
  abla^2 U$  и никогда не должна использоваться для конвективных членов в RANS (
  abla (UU))
- ▶ Может использоваться в LES для конвективных членов, когда требуется бо́льшая точность.

## **Upwind Differencing**

Зависит от направления массового потока.

$$F_f = \rho_f A_f (U_f \cdot \hat{n}) \tag{43}$$

- $m{\varphi}_f = m{\varphi}_P, F_f > 0$  поток вытекает из ячейки.
- $\phi_f = \phi_N, F_f < 0$  поток втекает в ячейку.



# **Upwind Differencing**

- $\phi$  -постоянна между центром ячейки и поверхностью. Это схема первого порядка точности.
- Upwind differensing не точна!
- Стабильна при доминантном конвективном потоке.
- ▶ Можно использовать как начальное приближение.

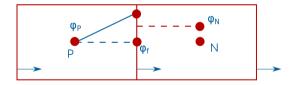
## **Linear Upwind Differencing**

- Linear Upwind Differencing более точная чем Upwind.
- Для улучшения точности используется градиент.
- $\blacktriangleright$  Изменение  $\varphi$  между центром ячейки и поверхностью линейно.
- Номинально это схема второго порядка.

$$\varphi_f = \begin{cases} \varphi_P + (\nabla_P) \cdot r, F_f > 0\\ \varphi_N + (\nabla_N) \cdot r, F_f < 0 \end{cases}$$
(44)

## **Linear Upwind Differencing**

- Linear Upwind Differencing хороша для конвективных членов.
- ▶ Недостаток схемы: иногда градиент даёт значение на поверхности выше значения центра ячейки.



#### **Advanced Discretiation Schemes**

- используют комбинацию:
  - ightharpoonup Linear/Central для точности ( $\varphi_{CD}$ )
  - ightharpoonup Upwind для стабильности  $arphi_{UD}$

$$\varphi_f = \Psi \varphi_{UD} + (1 - \Psi) \varphi_{CD} \tag{45}$$

Ψ - функция для переключения между схемами.