Метод конечных элементов в CFD. Часть 2

Наумкин Виктор Сергеевич

Лекция №11, 2021



Green-Gauss Node-Based Gradient Schemes

Неортогональность сетки

Неортогональность сетки: The Over-Relaxed Approach

Разница между Upwind, Linear Upwind и Central Differencing





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

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



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:

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



- ▶ Но *T*₂, *T*₃, *T*₄ ближе к узлу, чем другие центры ячеек.
- Узел не в середине окружающих его центров ячеек.
- ▶ Введём |*d*| расстояние от узла до центра ячейки.
- Используем 1 / |d|, чтобы вес ближайших к узлу ячеек был больше

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

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

(4)

(3)

 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.



$$T_f = 200^0 C, T_V = 200^0 C \tag{6}$$

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.





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







14/51



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





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





В качестве альтернативы *d* может использоваться вектор из центра ячейки к центру поверхности *c*.

В этом случае θ ~ 30⁰



B Ansys Fluent / CFX

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

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

- \triangleright θ нормируется, чтобы давать значения между О и 1.
- ▶ 1для 0⁰.

(8)

Неортогональность сетки

Почему неортогональность важный фактор в CFD?

Рассмотрим конечно-объёмную дискретизацию диффузионного члена:

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

Проинтегрируем по всей ячейке:

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

Используя теорему о дивергенции:

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

▶ Если
$$\hat{n} \| d$$
 : $(\nabla U)_f \cdot \hat{n}_f = \frac{U_P - U_N}{|d|} |\Delta|$

v_f можно определить интерполяцией.

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

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



• Можно расщепить вектор \hat{n} на ортогональную и неортогональную компоненты:

Метод конечных элементов в CFD. Часть 2 (FVM in CFD)

(13)



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

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

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



• Можно оценить явно ортогональный член:

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

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

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

Если 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 Θ ↗, увеличивается коррекция неортогональности.

Limited Correction

• openFOAM предлагает ограничивать коррекцию.

Коррекция неортогональности добавляется всегда, но её значение ограничено долей явного члена (γ):

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

Обычно γ = 1.

Для очень плохих сеток можно уменьшить (γ < 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:

▶ уравнение движения: $\nabla \cdot (\mu((\nabla U) + (\nabla U)^T)).$

уравнение кинетической энергии: $\nabla \cdot \left(\left(\mu + \frac{\mu_t}{\sigma_k} \right) \nabla k \right)$.

- Все диффузионные члены требуют Non-Orthogonal Corrector.
- Рассмотрим уравнение теплопроводности:

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

🕨
$$k$$
 - коэффициент теплопроводности, T - температура.

 Для решения воспользуемся методом контрольного объёма, проинтегрируем по объёму ячейки

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

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



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

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

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

• Тепловой поток направлен по градиенту температуры ∇T_f .

🕨 Необходима компонента этого потока тепла по нормали к поверхности $abla T_f \cdot \hat{n}.$





▶ Если $d_{PN} \parallel \hat{n}_f$:

$$\nabla T_f \cdot \hat{n}_f = \frac{T_N - T_P}{|d_{PN}|} \left| \hat{n}_f \right|$$
(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 $d_{PN} \not\parallel \hat{n}_f$.

• Нельзя использовать предыдущее приближение.



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

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

 $\begin{array}{l} \blacktriangleright \quad d_{PN} \parallel \hat{n}_1. \\ \blacktriangleright \quad d_{PN} \not\parallel \hat{n}_2. \end{array}$



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

35/51

$$\mathsf{Подставим} \ \hat{n}_{f} = \hat{n}_{1} + \hat{n}_{2}$$

$$0 = \sum_{Faces} \left(k_{f}A_{f} \left(\nabla T_{f} \cdot \hat{n}_{1} \right) \right) + \sum_{Faces} \left(k_{f}A_{f} \left(\nabla T_{f} \cdot \hat{n}_{2} \right) \right)$$

$$0 = \sum_{Faces} \left(k_{f}A_{f} \left(\frac{T_{N} + T_{P}}{|d_{PN}|} \right) |\hat{n}_{1}| \right) + \sum_{Faces} \left(k_{f}A_{f} \left(\nabla T_{f} \cdot \hat{n}_{2} \right) \right)$$

$$(29)$$

$$(30)$$

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





*n̂*₁ || *d*_{PN}. Можно выбрать любые вектора, но должно выполняться условие

 *n̂*₁ || *d*_{PN}.

Метод 1. Прямоугольный треугольник. Минимальная коррекция.

▶ Пусть $\hat{n}_1 \perp \hat{n}_2$.

$$\hat{n}_1 = \hat{n}_f \cos \theta \tag{3}$$

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

$$\hat{n}_{1} = \hat{n}_{f} \left(\frac{\hat{n}_{f} \cdot d_{PN}}{|\hat{n}_{f}| |d_{PN}|} \right) \, \varkappa \, \hat{n}_{2} = \hat{n}_{f} - \hat{n}_{1} \quad (32)$$



ĥ

Метод 2. Ротационное приближение. Ортогональная коррекция.



остаётся той же.

Неортогональность сетки: The Over-Relaxed Approach

Метод 3. Over-Relaxed Approach.

- ▶ Сделаем $\hat{n}_2 \perp \hat{n}_f$.
- Получение î₁ теперь немного сложнее...



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

• 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)

Это скаляр, который даёт магнитуду n̂₁. Но нужен вектор!



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

ñ

$$\hat{n}_{1} = |\hat{n}_{1}| * \left(\frac{d_{PN}}{|d_{PN}|}\right)$$

$$(36)$$

$$1 = |\hat{n}_{f}| \left(\frac{|\hat{n}_{f}| |d_{PN}|}{\hat{n}_{f} \cdot d_{PN}}\right) * \left(\frac{d_{PN}}{|d_{PN}|}\right)$$

$$(37)$$

$$\hat{n}_{1} = d_{PN} \left(\frac{|\hat{n}_{f}|^{2}}{\hat{n}_{f} \cdot d_{PN}}\right) \Rightarrow$$

$$(38)$$

$$\hat{n}_{2} = \hat{n}_{1} - \hat{n}_{f}$$

$$(39)$$

• При увеличении θ магнитуда \hat{n}_1 и \hat{n}_2 изменяются.



Какой из методов лучше?

- Из Jasak (1996) стр. 141:
- ▶ при θ = 30⁰
 - 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.
- ▶ При θ = 45⁰:
 - Метод прямоугольного треугольника и метод поворота расходятся при $\theta > 45^{\circ}$.
 - Over-relaxed approach сходится при больших углах $\theta = 60^{\circ}$.
 - ▶ ⇒ данный метод предпочтительнее.

Плохие сетки

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

- Для плохих сеток(большие *θ*) 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 .







- Допустим известны φ_P и φ_N , необходимо найти φ_f .
- Linear/Central Differensing схема второго порядка.

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

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

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



Upwind Differencing

Зависит от направления массового потока.

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

- *φ_f* = *φ_P*, *F_f* > 0 поток вытекает из
 ячейки.
- *φ_f* = *φ_N*, *F_f* < 0 поток втекает в
 ячейку.





Upwind Differencing

- φ -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.
- Изменение φ 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.



Разница между Upwind, Linear Upwind и Central Differencing

Advanced Discretiation Schemes

используют комбинацию:

- Linear/Central для точности (φ_{CD})
- \blacktriangleright Upwind для стабильности $arphi_{UD}$

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

$$\Psi$$
 - функция для переключения между схемами.