МИНИСТЕРСТВО ОБРАЗОВАНИЯ И НАУКИ РОССИЙСКОЙ ФЕДЕРАЦИИ

ФЕДЕРАЛЬНОЕ ГОСУДАРСТВЕННОЕ АВТОНОМНОЕ ОБРАЗОВАТЕЛЬНОЕ УЧРЕЖДЕНИЕ ВЫСШЕГО ОБРАЗОВАНИЯ «САМАРСКИЙ ГОСУДАРСТВЕННЫЙ АЭРОКОСМИЧЕСКИЙ УНИВЕРСИТЕТ имени академика С.П. КОРОЛЕВА (НАЦИОНАЛЬНЫЙ ИССЛЕДОВАТЕЛЬСКИЙ УНИВЕРСИТЕТ)» (СГАУ)

Л.В. РОДИОНОВ, С.А. ГАФУРОВ

МОДЕЛИРОВАНИЕ РАБОЧЕГО ПРОЦЕССА ШЕСТЕРЕННОГО НАСОСА

Рекомендовано редакционно-издательским советом федерального государственного автономного образовательного учреждения высшего образования «Самарский государственный аэрокосмический университет имени академика С.П. Королева (национальный исследовательский университет)» в качестве учебного пособия для студентов, обучающихся по программам высшего образования укрупненных групп направлений и специальностей 13.00.00 Электрои теплоэнергетика и 15.00.00 Машиностроение

> С А М А Р А Издательство СГАУ 2015

УДК СГАУ: 6(075) Р605

Рецензенты: д-р техн. наук, проф. В. Б. Б а л я к и н, канд. техн. наук, доц. Е. И. Т а т а р е н к о

Родионов Л.В.

Р605 Моделирование рабочего процесса шестеренного насоса: учеб. пособие / Л.В. Родионов, С.А. Гафуров. – Самара: Изд-во Самар. гос. аэрокосм. ун-та, 2015. – 116 с.

ISBN 978-5-7883-1046-6

В учебном пособии описаны технология моделирования рабочего процесса шестеренного насоса и методы перестроения динамических сеток для решения этой задачи. Разобран учебный пример расчета шестеренного насоса в двумерной и трехмерной постановках.

Учебное пособие предназначено для студентов, обучающихся по программам высшего образования укрупненных групп направлений и специальностей 13.00.00 Электро- и теплоэнергетика и 15.00.00 Машиностроение.

УДК СГАУ: 6(075)

ОГЛАВЛЕНИЕ

ВВЕДЕНИЕ
1 ИСПОЛЬЗОВАНИЕ ПЕРЕСТРАИВАЕМЫХ СЕТОК ПРИ ПРОВЕДЕНИИ
ЧИСЛЕННЫХ РАСЧЕТОВ ШЕСТЕРЕННОГО НАСОСА
1.1 Методы сглаживания
1.1.1 Метод упругого сглаживания
1.1.2 Диффузионный метод сглаживания
1.2 Метод динамического расслоения
1.3 Метод динамического перестроения
1.3.1 Метод местного перестроения сетки
1.3.2 Метод зонального перестроения сетки
1.3.3 Метод местного перестроения поверхности
1.3.4 Метод перестроения поверхности
1.3.5 Метод перестроения зон обрыва
1.3.6 Метод перестроения 2,5D поверхностей
2 ТЕХНОЛОГИЯ ЧИСЛЕННОГО МОДЕЛИРОВАНИЯ РАБОЧЕГО ПРОЦЕССА
ШЕСТЕРЕННОГО НАСОСА
2.1 Алгоритм виртуального моделирования рабочего процесса шестеренного
насоса
2.2 Построение двухмерной геометрической модели шестеренного
насоса
2.3 Построение двухмерной модели расчетной области шестеренного
насоса
2.4 Формирование сеточной модели расчетной области шестеренного
насоса
2.4.1 Подготовка геометрической модели шестеренного насоса
2.4.2 Построение сеточной модели расчетной области шестеренного
насоса
2.4.3 Назначение зон граничных условий
2.4.4 Передача построенной расчетной модели в программу
ANSYS Fluent
2.5 Решение численной модели рабочего процесса шестеренного насоса
с использованием САЕ - систем
З УЧЕБНЫЙ ПРИМЕР ПО РАСЧЕТУ РАБОЧЕГО ПРОЦЕССА
ШЕСТЕРЕННОГО НАСОСА
3.1 Построение геометрической трехмерной модели основных узлов
шестеренного насоса
3.2 Построение трехмерной модели расчетной области шестеренного
насоса

шестеренного насоса	3.3 Формирование сеточной модели трехмерной расчетной области	
3.3.1 Подготовка трехмерной расчетной модели	шестеренного насоса	77
 3.3.2 Построение трехмерной сеточной модели расчетной области шестеренного насоса	3.3.1 Подготовка трехмерной расчетной модели	77
области шестеренного насоса	3.3.2 Построение трехмерной сеточной модели расчетной	
 3.3.3 Назначение зон граничных условий	области шестеренного насоса	83
 3.3.4 Передача построенной трехмерной расчетной модели в программу ANSYS Fluent	3.3.3 Назначение зон граничных условий	88
в программу ANSYS Fluent	3.3.4 Передача построенной трехмерной расчетной модели	
3.4 Решение трехмерной численной модели рабочего процесса шестеренного насоса с использованием САЕ - систем 95	в программу ANSYS Fluent	94
шестеренного насоса с использованием САЕ - систем. 95	3.4 Решение трехмерной численной модели рабочего процесса	
	шестеренного насоса с использованием САЕ - систем	95

введение

Многие задачи гидродинамики, с которыми в настоящее время приходится сталкиваться исследователям и инженерам, не поддаются аналитическому решению, и единственная возможность их анализа - получение численного решения.

Часто наиболее надежную информацию о физическом процессе можно получить путем непосредственных измерений с помощью экспериментального исследования на полномасштабной установке. В большинстве случаев такие эксперименты дороги и зачастую невозможны, особенно если речь идет об установлении предельных (разрушающих) нагрузок. Выходом из сложившейся ситуации является проведение численного моделирования, которое обладает рядом преимуществ. Это низкая стоимость, скорость получения результатов, полнота информации, возможность моделирования как реальных, так и идеальных условий.

Создание и модернизация современных конструкций невозможны без совершенствования и автоматизации процесса проектирования. Прогресс в разработке численных методов позволил существенно расширить круг задач, доступных анализу. Полученные на их основе результаты используются практически во всех областях техники. Особенно велика их роль в таких областях, как ракетная техника, авиация и энергетика.

Важную роль в определении динамических нагрузок в шестеренных насосах объемного типа играет знание структуры течения потока.

Ещё несколько лет назад исследователи сталкивались С проблемой численного моделирования рабочего процесса объемной гидромашины, поскольку сам принцип работы таких машин подразумевает постоянное изменение рабочего объема. И. как следствие, сетка расчетной области должна изменяться при каждом последующем шаге. В настоящее время в программном комплексе ANSYS FLUENT существует возможность применения динамической перестраиваемой сетки.

5

1 ИСПОЛЬЗОВАНИЕ ПЕРЕСТРАИВАЕМЫХ СЕТОК ПРИ ПРОВЕДЕНИИ ЧИСЛЕННЫХ РАСЧЕТОВ ШЕСТЕРЕННОГО НАСОСА

Шестеренный насос относится к типу объемных гидромашин. При моделировании рабочего процесса объемных гидромашин одной из основных проблем является применение типа расчетной сетки. Это связано с тем, что сам рабочий процесс объемных гидромашин представляет собой постоянное изменение объема рабочей жидкости. И. как следствие, с каждым поворотом шестерен требуется сеточной модели. Для перестроение таких случаев следует использовать специальные модели деформации сетки. Данный тип сетки реализован в коммерческом пакете ANSYS FLUENT.

Процесс создания любой CFD-модели состоит из нескольких этапов, главными из которых являются следующие:

• выбор физической модели исследуемого процесса;

• выбор и обоснование допущений и упрощений физической и геометрической моделей задачи;

• создание или импорт геометрической модели в сеточный генератор (GAMBIT, ICEM CFD и др.);

• импорт расчетной сеточной модели в расчетный пакет, задание граничных и начальных условий, а также параметров решателя;

• получение результатов решения;

• анализ результатов и верификация модели.

Интерес представляет пункт, касающийся сеточной модели. Модель деформаций сетки во FLUENT может быть использована для моделирования потоков, у которых форма области изменяется со временем из-за движения границ области. Движение может быть любым заданным перемещением (например, возможно определить линейные и угловые скорости относительно центра тяжести твердого тела во времени) или незаданным движением, где последующее движение определено через предварительно созданную пользователем функцию (UDF – user defined function). Перестроение сетки и определение положения границ на новом i-том шаге выполняются автоматически программой FLUENT, на основе i-1 шага.

Моделирование с использованием динамической сетки может быть применено к объектам авиационной (насосы объемного типа) и автомобильной (двигатели внутреннего сгорания, клапаны, форсунки) областей, а также к объектам индустриальной промышленности. Существует три основные группы моделей деформации сетки в ANSYS FLUENT, позволяющих перестраивать сетку в деформирующихся местах под воздействием движущихся границ:

- Smoothing (сглаживание);
- Layering (расслоение);
- Local remeshing (местное перестроение).

Для использования требуемой модели деформации сетки нужно во вкладке "Mesh Methods" выбрать тип подвижной сетки: "Smoothing", "Layering" и/или "Remeshing" и нажать кнопку "Settings". Откроется диалоговое окно "Mesh Method Settings" (настройки метода перестроения сетки), где есть возможность определить настройки выбранных методов (рисунок 1.1).

Dynamic Mesh				
✓ Dynamic Mesh				
Mesh Methods Options				
Smoothing In-Cylinder				
Layering Six DOF				
Remeshing Implicit Update				
Settings				
Events				
Dynamic Mesh Zones				
Create/Edit] Delete] Delete All				
Display Zone Motion				
Preview Mesh Motion				
Help				

Рисунок 1.1 – Окно выбора типа метода

1.1 Методы сглаживания

Методы сглаживания подразделяются на два метода:

- метод упругого сглаживания;
- диффузионный метод сглаживания.

Также существует метод сглаживания Лапласа в случае 2,5D моделирования. Для того чтобы использовать метод сглаживания, нужно выбрать "Smoothing" в разделе "Mesh Methods" в диалоговом окне "Dynamic Mesh" (рисунок 1.1). Сам метод сглаживания и соответствующие параметры можно настроить в закладке "Smoothing", которая появляется после нажатия кнопки "Settings" (рисунок 1.2).

💶 Mesh Method Settings 🛛 🗙
Smoothing Layering Remeshing
Method Spring Diffusion
Parameters
Spring Constant Factor 1
Boundary Node Relaxation 1
Convergence Tolerance 0.001
Number of Iterations 20
Diffusion Parameter
OK Cancel Help



При движении границ связи в сетке не изменяются, а изменяется размер элементов. Метод сглаживания используется при треугольных и тетраэдральных элементах сетки.

1.1.1 Метод упругого сглаживания

В методе упругого сглаживания ребра между любыми двумя узлами сетки представляются как сеть взаимосвязанных пружин. В первоначальный момент сетка находится в равновесном состоянии. Расстояния от ребер до любой подвижной границы определены. Изменение положения в определенном граничном узле генерирует силы, пропорциональные смещению по всем связям (пружинам) узла с другими элементами. Используя закон Гука, сила, действующая на узел сетки, может быть записана в виде

$$\overline{F}_{i} = \sum_{j}^{n_{i}} k_{ij} \left(\Delta \overline{x}_{j} - \Delta \overline{x}_{i} \right), \tag{1.1}$$

где Δx_i и Δx_j перемещение i-го узла и соседнего с ним j-го узла; n_i – число узлов, соседних с i-м узлом;

k_{ij} – коэффициент жесткости упругой связи (пружины) между i-м узлом и соседним с ним j-м узлом.

Коэффициент жесткости между і-м узлом и соседним с ним ј-м узлом может быть определен из следующего уравнения:

$$k_{ij} = \frac{I}{\sqrt{\left|\overline{x}_i - \overline{x}_j\right|}} \,. \tag{1.2}$$

В равновесии суммарная сила в узле вследствие действия сил по всем связям должна быть равна нулю. Это условие получается путем решения итерационного уравнения

$$\Delta \bar{x}_{i}^{m+1} = \frac{\sum_{j}^{n_{i}} k_{ij} \Delta \bar{x}_{j}^{m}}{\sum_{j}^{n_{i}} k_{ij}}.$$
(1.3)

Так как перемещения границ известны (после изменения положения граничного узла), то уравнение (1.3) может быть решено для всех "внутренних" узлов. При конвергенции позиции обновляются по следующей зависимости:

$$\overline{x_i}^{-n+1} = \overline{x_i}^n + \Delta \overline{x_i}^{-m, converged}$$

где *n* + *1* и *n* используются для обозначения позиции следующего шага по времени и текущего шага по времени соответственно.

Метод упругого сглаживания для цилиндрической зоны ячеек, где один конец цилиндра движется, представлен на рисунке 1.3.



Рисунок 1.3 – Метод упругого сглаживания для ячеек цилиндра: а – начало деформации, б – конец деформации

Вы можете контролировать жесткость связей "пружины", задавая значение "Spring Constant Factor" между 0 и 1. Значение "0" указывает на то, что нет демпфирования по упругим связям и смещение границ узла значительно влияет на движение внутренних узлов. Значение "1" устанавливает по умолчанию уровень затухания на внутренних перемещениях узла, определяемый путем решения уравнения (1.3).

Эффект коэффициента "Spring Constant Factor" представлен на рисунке 1.4. Использование коэффициента, равного "0", приводит к упорядочиванию структуры сетки за счет жесткой связи между узлами на границе деформируемой области.



Рисунок 1.4 - Вид перестроенной сетки при факторе "Spring Constant Factor", равном:

 $a-1, \delta-0$

На рисунке 1.4 представлена задняя кромка крыла после поворота на 2,3 градуса против часовой стрелки, что привело к перестроению сетки.

Метод упругих связей можно использовать для ячеек или поверхностей, чьи границы движутся или деформируются.

Если форма ячеек нететраэдральная (нетреугольная для двумерной задачи), то для использования метода упругих связей рекомендуется выполнение следующих условий:

- границы зоны ячеек движутся преимущественно в одном направлении, т.е. нет излишнего анизотропного растяжения или сжатия ячейки;
- движение преимущественно происходит по нормали к границе зоны.

Если условия не выполняются, то ячейки будут обладать высокой степенью асимметрии, что может привести к развалу решения из-за разрыва сетки.

По умолчанию метод упругих связей для нететраэдральных и нетреугольных ячеек отключен. Для использования этого метода для ячеек любого типа нужно выполнить действия в определенной последовательности: define dynamic mesh \rightarrow controls \rightarrow smoothing-parameters \rightarrow spring-on-all-shapes.

1.1.2 Диффузионный метод сглаживания

В диффузионном методе сглаживания движение сетки определяется уравнением диффузии

$$\overline{V}\left(\gamma \overline{Vu}\right) = 0, \qquad (1.4)$$

где *и* – скорость перемещения сетки; *у* – коэффициент диффузии.

для уравнения (1.4) определяются Граничные условия пользователем или вычисляются при движении границы. Ha деформирующейся границе граничные условия таковы, что движение сетки осуществляется по касательной к границе (то есть нормальная составляющая скорости равна нулю). Уравнение Лапласа (1.4) описывает, движущаяся граница проникает как вглубь деформирующейся сетки.

Коэффициент диффузии γ в уравнении (1.4) может быть использован для регулирования влияния движения границы на внутреннее движение сетки. Постоянный коэффициент означает, что движение границы рассеивается равномерно по всей сетке. Если

11

коэффициент диффузии изменяется, то узлы сетки в зонах с высокой диффузией имеют тенденцию двигаться вместе (то есть с меньшим относительным движением). Коэффициент диффузии в ANSYS FLUENT имеет вид

$$\gamma = \frac{1}{d^{\alpha}},\tag{1.5}$$

где d – безразмерное граничное расстояние, $\alpha \ge 0$ – параметр, определяемый пользователем.

Увеличение коэффициента диффузии вблизи границ позволит исключить значительное движение сетки около границ и лучше сохранить качество сетки вблизи границы. Это особенно полезно, когда движущиеся границы имеют ярко выраженные геометрические особенности, такие как острые углы, и когда движение границы является преимущественно вращательным.

Граничным расстоянием *d* в уравнении (1.5) является либо нормализованное стандартное расстояние до стены (ближайшее расстояние до всех стен, рассчитанное по модели турбулентности – у+), либо обобщенное граничное расстояние, где все границы (в том выходы, симметрии), не числе входы, определенные как деформируемые, включены. В любом случае расстояние отнесено к существующему наибольшему расстоянию, BO всех зонах деформируемой сетки.

Векторное уравнение (1.4) дискретизировано с использованием стандартного метода конечных объемов ANSYS FLUENT, и результирующая матрица решается итеративно с использованием алгебраического многосеточного решателя. Если обобщенное граничное расстояние используется как расстояние d в уравнении (1.5), то дополнительное скалярное уравнение должно быть решено для оценки граничного расстояния.

Решение для скорости перемещения центра ячейки *и* интерполируется на узлы и положения узла перестраиваются в соответствии с

$$\overline{x}_{new} = \overline{x}_{old} + \overline{u}\Delta t . \tag{1.6}$$

С вычислительной точки зрения диффузионный метод сглаживания, как правило, более трудоемкий, чем метод упругого сглаживания. Однако сетка получается лучшего качества и часто больше деформируется до разрушения. На рисунке 1.5 представлены сетки до и после поворота границы на 45 градусов с помощью диффузионного метода сглаживания. С использованием метода упругого сглаживания та же сетка начинает разрушаться после поворота на 40 градусов (рисунок 1.6).





б)



Рисунок 1.6 – Перестроение сетки с использованием метода упругого сглаживания:

а – исходная сетка, б – поворот на 40 градусов

Следует отметить, что при диффузионном методе сглаживания внутреннее движение сетки определяется решением уравнения (1.4) и заданным движением границы.

Также следует отметить, что характер диффузионного уравнения таков, что результат решения и скорость перемещения u зависят от масштаба задачи и типа движения границы. Для поступательного движения (движение поршня) границ с помощью α в уравнение (1.5) можно контролировать, где движение границы должно перейти во внутреннюю часть сетки. Для вращательного движения распад решения происходит вдали от границы, т.к. перестроение сетки сложно даже вблизи границы. По этой причине предпочтительнее использовать метод сглаживания для поступательно движущихся границ, а не для вращательного движения границ.

Если требуется указать различные параметры диффузии в пространственной области, то нужно изменять коэффициент диффузии у (1.5) в первую очередь за счет изменения параметра диффузии α (1.5). На практике данный параметр изменяется в диапазоне от 0 до 2. Если $\alpha = 0$ (по умолчанию), то $\gamma = 1$ и происходит равномерная диффузия внутрь сетки при движении границы. Более высокое значение параметра диффузии α ведет к тому, что сетка строится ближе к границе и движется вместе с границей, а граница деформации располагается дальше от границы движения. На рисунке 1.7 представлен принцип действия параметра диффузии при поступательном движении границы (поршень). Здесь первоначально недеформированная прямоугольная расчетная область деформируется за счет движения левой границы в правую сторону. Для вращательного движения границ рекомендуется задавать параметр диффузии $\alpha = 1,5$.

Возможно определить два различных граничных расстояния путем расчета γ . По умолчанию ANSYS FLUENT использует стандартное расстояние стенки для d. Все остальные границы (такие как входы, выходы и пр.) не участвуют при определении граничного расстояния. В программе доступно альтернативное обобщение граничных расстояний, когда все границы, не обозначенные как деформируемые, принимаются в рассмотрение при расчете. В примере на рисунке 1.7 только левая граница была использована для расчета расстояния.

14



Рисунок 1.7 – Влияние параметра диффузии α на перемещение внутренних узлов

сетки:
$$a - \alpha = 0$$
, $\delta - \alpha = 1$

Метод диффузионного сглаживания является альтернативой методу упругого сглаживания. Он доступен для элементов любого типа и может быть использован при перестроении любых зон ячеек, чьи границы движутся или деформируются.

Метод диффузионного сглаживания более трудоемкий, чем метод упругого сглаживания, но обеспечивает получение сетки лучшего качества, особенно для нететраэдральных (нетреугольных в 2D постановке) элементов для зон ячеек и допускает большие деформации до того, как сетка «разорвется».

Как и метод упругого сглаживания, метод диффузионного сглаживания лучше работает при поступательных деформациях, чем при вращательных.

1.2 Метод динамического расслоения

При использовании Layering происходит создание и разрушение ячеек сетки на границе расчетной области. Ячейки добавляются или удаляются в зависимости от того, растет расчетная область или уменьшается. После каждого изменения количества ячеек сетка перестраивается.

Данный метод может быть использован для элементов типа призмы, гексаэдр или клиновидный элемент. Динамическая сеточная модель в ANSYS FLUENT позволяет назначить постоянную (идеальную) высоту слоя для каждой движущейся границы.

Слой ячеек, расположенный на движущейся границе (слой ј на рисунке 1.8), расслаивается или объединяется с последующим слоем (слой і на рисунке 1.8) в зависимости от текущей высоты h ячеек этого слоя.



Рисунок 1.8 – Пример динамического расслоения

Если ячейки в слое ј растягиваются, то их высота будет увеличиваться до момента выполнения неравенства

$$h_{\min} > (1 + \alpha_s) h_{ideal} , \qquad (1.7)$$

где h_{min} – минимальная высота ячеек j-го слоя; h_{ideal} – идеальная высота слоя; α_s – фактор расслоения.

Следует отметить, что в ANSYS FLUENT можно задавать параметр h_{ideal} как постоянным, так и как функцию от времени или угла поворота.

Пока выполняется условие (1.7), ячейки расслаиваются по заданному закону. Закон расслоения может быть определен в зависимости от высоты или отношения.

При использовании расслоения "по высоте" ячейки на границе расслаиваются, создавая слой ячеек с постоянной высотой h_{ideal} и слой ячеек с высотой $h - h_{ideal}$.

При использовании расслоения "по отношению" ячейки на границе расслаиваются таким образом, что коэффициент отношения высоты вновь образовавшихся ячеек везде равен α_{s} .

На рисунке 1.9 показан результат расслоения ячеек над клапаном, используя расслоение "по высоте" и "по отношению".



Рисунок 1.9 – Результат перестроения ячеек с использованием разных законов расслоения: а – по высоте, б – по отношению

Если происходит процесс сжатия слоя ячеек j (рисунок 1.8), то ячейки будут сжиматься до момента выполнения неравенства:

$$h_{\min} < \alpha_c h_{ideal} , \qquad (1.8)$$

где α_c – коэффициент разрушения.

Когда неравенство (1.8) выполняется, то ячейки сжимающегося слоя ј поглощаются соседним слоем і (рисунок 1.8).

Метод динамического расслоения выбирается в разделе "Mesh Methods" в диалоговом окне "Dynamic Mesh", закладка "Layering" (рисунок 1.1).

Данный метод задания динамической сетки может быть использован для линейного и вращательного движения.

1.3 Метод динамического перестроения

В случае если зона ячеек состоит из треугольных или тетраэдральных элементов, то можно использовать метод сглаживания. Однако когда перемещение границы сравнительно велико по отношению к размеру неподвижных ячеек, то данное условие может сильно снизить качество сетки либо вообще привести к её разрушению (за счет образования отрицательных объемов) в момент расчета.

Для решения данной проблемы ячеек, которые не соответствуют критериям асимметрии или размера, объединяются и перестраиваются. Если вновь полученные ячейки или поверхности удовлетворяют заданным критериям, то происходит перестроение сетки с использованием новых ячеек (решение интерполируется из старых ячеек). В противном случае вновь созданные ячейки удаляются.

17

В ANSYS FLUENT есть несколько методов перестроения сетки:

- local cell remeshing (местное перестроение сетки);
- zone remeshing (зональное перестроение сетки);

• local face remeshing (местное перестроение поверхности (только для трехмерного моделирования));

• face region remeshing (перестроение поверхности);

• Cut Cell zone remeshing (перестроение зон обрыва (только для трехмерного моделирования));

• 2.5D surface remeshing (перестроение 2,5D поверхностей (только для 3D потоков)).

Большинство из доступных в ANSYS FLUENT методов перестроения сетки работают с треугольными и тетраэдральными типами элементов, а также в смешанных зонах, где нетреугольные и нететраэдральные элементы пропускаются. Исключение составляют "Cut Cell zone remeshing method" (работает со всеми типами элементов, кроме полиэдров) и "2.5D surface remeshing method" (работает только на гексагональной сетке или клиновидных элементах, полученных путем выдавливания ИЗ треугольных элементов поверхности).

Метод динамического перестроения назначается в разделе "Mesh Methods" в диалоговом окне "Dynamic Mesh", закладка "Remeshing" (рисунок 1.10).

💶 Mesh Method Settings	×			
Smoothing Layering Remeshing				
Remeshing Methods Sizing Function ✓ Local Face Region Face CutCell Zone 2.5D Variation Use Defaults				
Parameters				
Minimum Length Scale (m)				
Maximum Length Scale (m) 39370.08				
Maximum Cell Skewness 0,9				
Maximum Face Skewness 0.7				
Size Remeshing Interval				
Mesh Scale Info Use Defaults				
OK Cancel Help				

Рисунок 1.10 – Закладка " Remeshing " в диалоговом окне "Mesh Method Settings"

В данном окне можно просмотреть статистику по сетке, нажав "Mesh Scale Info".

В результате будет выведена информация о минимальном и максимальном размерах элементов, скошенности элементов, а также о максимальном количестве ячеек и коэффициенте асимметрии.

1.3.1 Метод местного перестроения сетки

При использовании этого метода в ANSYS FLUENT оцениваются ячейки, расположенные на границе, по следующим параметрам: асимметрия, минимальный и максимальный размеры ячейки.

Выделенная ячейка изменяется, если её коэффициент асимметрии больше заданного, размер меньше или больше заданного, высота не соответствует заданной (при движении поверхностей (например, поршня)).

По умолчанию максимальная асимметрия ячейки равна 0,9 для трехмерного моделирования и 0,6 для двухмерного.

1.3.2 Метод зонального перестроения сетки

Данный метод используется в случае, если метод местного перестроения не дал ожидаемого результата. При использовании этого метода перестраиваются все ячейки зоны и поверхности, смежные с движущимися поверхностями. Такое перестроение позволяет решателю Ansys Fluent создавать полностью новую сетку лучшего качества по сравнению с локальным перестроением.

Метод имеет ряд ограничений:

- зоны с фиксированными узлами не перестраиваются;
- при перестроении зона ячеек переносится в оперативную память, соответственно её недостаточный объем является ограничением.

1.3.3 Метод местного перестроения поверхности

Этот метод применим только для трехмерной геометрии. ANSYS FLUENT отбирает поверхности (и прилегающие к ним ячейки) на деформируемых границах в зависимости от коэффициента асимметрии поверхности. Таким образом, есть возможность провести локальное перестроение ячеек на деформируемых поверхностях, однако нельзя выполнить перестроение нескольких поверхностей. Если в модели определены деформируемые поверхности и используется метод местного перестроения для прилегающих ячеек, то поверхности на деформируемых поверхностях могут быть перестроены в случае выполнения следующих условий:

- элементы поверхности треугольники;
- нет пересечения поверхностей.

1.3.4 Метод перестроения поверхности

Перестроение объемных сеток в ANSYS FLUENT возможно для треугольных элементов сетки и плоских поверхностей. Для перестроения ANSYS FLUENT выбирают деформируемые граничные поверхности в зависимости от условия движения и границ соединения этих поверхностей.

В этом методе ANSYS FLUENT выбирает области поверхностей на деформируемых границах от движущихся границ на основе минимальных и максимальных заданных размеров. Затем происходит перестроение сетки поверхностей и смежных ячеек для создания упорядоченной сетки на деформируемой границе от движущейся границы (рисунок 1.11). При этом методе возможно перестроение сетки, проходящей через несколько поверхностей.



Рисунок 1.11 – Перестроение деформируемой границы под действием движущейся границы

Для трехмерных расчетов возможно перестроение сетки при симметричных граничных условиях и нескольких пересекающихся поверхностей, которые включают сохранение характеристик не только между разными поверхностями, но и в самих поверхностях.

ANSYS FLUENT автоматически создает петли на границе поверхности, чьи узлы движутся или деформируются. На рисунке 1.11 простая тетраэдральная сетка цилиндра деформируется за счет движения его нижней части. На деформируемой границе создается одна петля в нижней части цилиндра (где движутся узлы). ANSYS FLUENT анализирует высоту поверхностей, присоединенных к узлам на петле, и соответственно расслаивает или объединяет поверхности в зависимости от заданной максимальной и минимальной высоты.

Если поверхности в слое ј расширяются, то они будут расти до момента достижения заданного максимального размера. И наоборот, если слой сжимается, то он будет продолжать уменьшаться до момента достижения заданного минимального размера. Когда эти условия выполняются, сжатый слой поверхности поглощается в смежный слой. Перестроение поверхности представлено на рисунке 1.12.



Рисунок 1.12 – Использование метода перестроения поверхности: а – до, б – после

Данный метод можно использовать только для зон ячейки, которые имеют форму тетраэдра или треугольника.

1.3.5 Метод перестроения зон обрыва

Метод используется для полного перестроения зоны ячеек (включая все граничные зоны). Он доступен только при трехмерном моделировании. Существующий объемный элемент сетки заменяется на прямоугольный элемент. При использовании в переходных процессах перестроение происходит в определенных интервалах и качество сетки считается неудовлетворительным. Пример сетки до и после использования метода представлен на рисунке 1.13.

При данном методе перестроения единая прямоугольная сетка локально перестраивается в зависимости от размеров, в общем случае перестраивается исходная сетка с большей точностью. Финальная сетка в основном состоит из гексаэдральных элементов, которые снижают количество ячеек по сравнению с неструктурированной тетраэдральной сеткой. Для описания сложных поверхностей на границах используются дополнительные элементы. Перестроение происходит через заданные интервалы, либо каждый раз, когда качество сетки ухудшается в результате её движения.



Рисунок 1.13 – Использование метода перестроения зон обрыва: а – до, б – после

При методе перестроения зон обрыва не только заменяются объемные ячейки, но также заменяются целиком поверхности перестроенных 30H. Следовательно, ЭТОТ метод может быть перестроения использован только ДЛЯ 30H ячеек. которые расположены на отдельных поверхностях или соединены с другими зонами через несогласованный интерфейс.

Основные ограничения метода:

- применим только для трехмерной геометрии;
- зона ячеек не должна содержать полиэдральных элементов;
- зона ячеек не должна быть соединена с другими зонами через согласованный интерфейс.

1.3.6 Метод перестроения 2,5D поверхностей

Метод применим только для трехмерной геометрии, полученной из двухмерной путем булевой операции вытягивания, и схож с методом локального перестроения для двумерной треугольной сетки. деформируемой границе Поверхности на отмечаются лля перестроения, основанного на коэффициенте асимметрии, минимальном и максимальном размерах. Данный метод также позволяет отбирать ячейки, используя функцию размера.



Рисунок 1.14 – Применение метода перестроения 2,5D поверхностей: а – до, б – после

При моделировании рабочего процесса шестеренного насоса используется метод перестроения сетки.

2 ТЕХНОЛОГИЯ ЧИСЛЕННОГО МОДЕЛИРОВАНИЯ РАБОЧЕГО ПРОЦЕССА ШЕСТЕРЕННОГО НАСОСА

2.1 Алгоритм виртуального моделирования рабочего процесса шестеренного насоса

Под виртуальным моделированием понимается создание комплекса компьютерных CAD- (Computer-Aided Design) и CAE-Aided Engineering) моделей. (Computer необходимых лля конструирования различных машин и механизмов. В отличие от CADсистем, решающих задачи геометрического проектирования, САЕсистемы моделируют физические процессы исследуемого объекта: как правило, это оценка напряженно-деформированного состояния и/или расчет термогазодинамических параметров. В результате исследований оптимизируются соответствующие конструктивные или рабочие характеристики, повышаются ресурс и долговечность объекта, а также обеспечиваются рабочие параметры объекта.

Ha 2.1 рисунке приведена общая схема совместного использования САД- и САЕ-систем применительно к задаче проектирования какого-либо объекта. Разрабатываемые в САДсистеме конструкторские решения подвергаются исследованиям с результатам помошью САЕ-систем. По исследований ΜΟΓΥΤ изменяться конструкция или рабочие параметры объекта. При необходимости выполняются повторные исследования и т. д., до получения приемлемого результата.

Шестеренный насос относится к насосам объемного типа. В данной работе рассмотрен шестеренный насос с внешним зацеплением. При работе насоса ведущая шестерня находится в постоянном зацеплении с ведомой и приводит ее во вращение (рисунок 2.2).

Алгоритм виртуального моделирования рабочего процесса шестеренного насоса представлен на рисунках 2.1 и 2.3. Перед началом численного расчета необходимо определить его тип. Определение типа основывается на том, что именно необходимо рассчитать: течение между зубьями насоса, течение на выходе из него, определить влияние конструктивных параметров насосного агрегата на рабочие характеристики, определить наличие кавитации и пр.

24



Рисунок 2.1 – Схема совместного использования CAD - и CAE - систем



Рисунок 2.2 - Схема работы шестеренного насоса внешнего зацепления





Таким образом, существует несколько подходов к расчету шестеренных насосов – двухмерный 2D и трехмерный 3D анализы. Также существует промежуточный 2,5D анализ, но его рассматривать не будем. Обычно 2D расчет проводят тогда, когда необходимо провести предварительные оценочные расчеты. Наибольшей достоверностью за счет более точного учета конструктивных параметров шестеренного насоса обладают полноценные 3D расчеты.

Как правило, входной информацией для проведения численного расчета шестеренного агрегата является двухмерный чертеж. На основе него строятся необходимые трехмерные модели элементов насоса, а далее расчетные области. В данном случае под расчетной областью понимаются области, где протекает жидкость. После этого построенная расчетная область в одном из форматов *.stp, *.x_t, *.x_b, *.igs и т.д. передается в программу - сеткогенератор (например, ANSYS ICEMCFD, Gambit). Более подробно данные шаги алгоритма будут описаны ниже. Численный расчет проводится в лицензионном коммерческом CAE-пакете FLUENT. Последовательность подготовки задачи для ее решения во FLUENT приведена на рисунке 2.4.





Особенностью ланного пакета является то. что перед функций необходимо выполнением основных проверить геометрические размеры и правильность установки единиц измерения. Для проведения расчета шестеренного насоса необходимо выбрать "Transient". анализа После чего ВИД задаются уравнения, используемые для решения задачи, а также свойства рабочих тел и граничные условия. В пакете FLUENT существует несколько видов задания движения поверхностей. В нашем случае необходимым условием является задание движения шестерен. Важным этапом является задание свойств параметров решателя и выбор схемы решения. После проведения данных процедур проводится решение и обработка его результатов.

27

2.2 Построение двухмерной геометрической модели шестеренного насоса

Часто для проведения предварительного анализа структуры течения в проточной части шестеренного насоса, а также возможности возникновения кавитации в нем применяют так называемый 2D и 2,5D численный анализ. В этом случае достаточно двухмерного чертежа шестерен и корпуса насоса. На рисунке 2.5 изображена двухмерная геометрическая модель шестеренного насоса для проведения 2D и анализа, которая представляет собой набор 2,5D численного поверхностей, линий и точек. В данном случае важен учет количества зубьев – Z; геометрических параметров профилей зубьев (профиль может быть эвольвентным, прямоугольным или иным) и внутренней геометрии корпуса; межцентрового расстояния между шестернями -Ас; ширины входного и выходного каналов – Din и Dout, длины входного и выходного каналов – Lin и Lout, расположения подводящей и отводящей магистралей. Всю эту информацию можно получить из рабочего чертежа шестеренного насоса.



Рисунок 2.5 – Двухмерная модель шестерен и корпуса

2.3 Построение двухмерной модели расчетной области шестеренного насоса

Геометрическую модель расчетной области шестеренного насоса (рисунок 2.6) можно получить путем булевых операций с исходной геометрией насосного агрегата.



Рисунок 2.6 – Геометрическая модель расчетной области шестеренного насоса с внешним зацеплением



Рисунок 2.7 – Влияние точности задания граничного условия на структуру потока

Однако для некоторых САЕ-пакетов, например ANSYSCFX, для более точного моделирования физических процессов, протекающих в насосе, с точки зрения задания граничных условий необходимо учесть, что длины питающего и напорного трубопроводов должны быть не менее 5-7 диаметров входа в насосный агрегат.

Влияние важности точного задания граничных условий (г.у.) с точки зрения протекания физического процесса проиллюстрировано на рисунке 2.7.

2.4 Формирование сеточной модели расчетной области шестеренного насоса

2.4.1 Подготовка геометрической модели шестеренного насоса

Построение двухмерной модели шестеренного насоса осуществляется в программе ANSYS Gambit, либо в любом CAD редакторе (Solid Works, KOMПAC) с последующим экспортом модели в ANSYS Gambit в формате Parasolid Text (.x_t). Данный формат является универсальным среди CAD/CAE-систем и имеет низкий шанс возникновения ошибок в результате операций импорта/экспорта.

Создайте папку, которая будет вашей рабочей директорией, назовите ее, например *Gear Pump*. Скопируйте в нее файл модели *Gearpump*. x_t .

Запустите программу ANSYS Gambit. В результате этого действия появится окно, изображенное на рисунке 2.8. В нем в поле *Working Directory* необходимо выбрать папку, в которой будет сохраняться модель. После этого следует нажать кнопку *Run*.

G Gambit Startup			
Working Directory	C:\Gear Pump	T	Browse
Session Id	new session	•	
Options	-r 2.4.6		
F	lun	Close	

Рисунок 2.8 – Стартовое окно программы ANSYS Gambit

Для импортирования модели в *ANSYS Gambit* необходимо выполнить следующие действия.

 $File \rightarrow Import \rightarrow Parasolid...$

В появившемся окне Import Parasolid File (рисунок 2.9) нажмите Browse... .

File Name:	Browse
Import Options:	
Model Scale Factor	
Stand-alone Geometry: No stand-alone vertices No stand-alone edges No stand-alone faces	
📕 Heal Geometry	
📕 Make Tolerant	
Accept	Close

Рисунок 2.9 – Окно импорта файла

В окне *Select File*(рисунок 2.10) в столбце *Files* выделите *Gearpump.x_t*, кликнув по нему левой кнопкой мыши один раз. Нажмите *Accept*. Для подтверждения выбора модели нажмите *Accept* в *Import Parasolid File*.

X Select File		×
Filter		
C:\Gear Pump*.x [#]		
Directories		Files
C:\Gear Pump\. C:\Gear Pump\		
Please select another file		
C:\Gear Pump\Gear pump.x_ <u>i</u>		
Accept	Filter	Cancel

Рисунок 2.10 – Окно выбора файла модели

Как видно из информационного окна, модель шестеренного насоса состоит из 320 отрезков. Результат импортирования модели представлен на рисунке 2.11.



Рисунок 2.11 – Двухмерная модель шестеренного насоса

Для создания поверхности входного канала необходимо выполнить следующие действия:



В появившемся меню *Create Face from Wire frame* нажмите на стрелочку справа от меню *Edges*, появится окно *Edge List (Multiple)*, в котором показаны доступные (*Available*) для выбора отрезки и выбранные (*Picked*). С помощью мыши выберите линии, образующие замкнутый контур поверхности входного канала, как показано на рисунке 2.12. Для построения поверхности следует нажать кнопку *Apply*, в результате линии контура модели поменяют цвет (рисунок 2.13).



Рисунок 2.12 – Построение поверхности входного канала

Создание поверхности выходного канала производится аналогично. С помощью мыши выберите отрезки, образующие замкнутый контур поверхности выходного канала, как показано на рисунке 2.13. Для построения поверхности следует нажать кнопку *Apply*, в результате линии контура модели поменяют цвет (рисунок 2.14).



Рисунок 2.13 – Построение поверхности выходного канала

Далее создается поверхность рабочего объема шестеренного насоса, которая будет получена путем вычитания из заполненной поверхности колодцев поверхностей шестерен. Для этого сначала необходимо создать поверхность колодцев шестерен, с помощью мыши выбрав отрезки, образующие замкнутый контур поверхности колодцев шестерен, как показано на рисунке 2.14.

K GAMBIT	Solver: F	LUENT 5/6 ID: default_id4760	CONTRACT CONTRACT		- 0
File	Edit	Solver		Help	Operation
× ~~	-	[Country Cou
					Global Control
	_		Transcript 🙆 Description		Active 🛃 🖶 🖬 All
Connected Connected Connected Created f	vertex vertex vertex ace: fac	vertex.397 to vertex.398, vertex.396 to vertex.395, vertex.230 to vertex.231, e.2	which is delated 1 Witch is delated witch is delated 7 7		5 💌 🗮 🔶 🕞
Command:	1				

Рисунок 2.14 – Построение поверхности колодцев шестерен

Для завершения операции построения поверхности следует нажать кнопку *Apply*, в результате линии контура модели поменяют цвет (рисунок 2.15).

Для создания поверхности одной шестерни выберите с помощью мыши отрезки, образующие замкнутый контур поверхности этой шестерни, как показано на рисунке 2.15. Для построения поверхности следует нажать кнопку *Apply*, в результате линии контура модели поменяют цвет (рисунок 2.16).

Создание поверхности второй шестерни производится аналогично. С помощью мыши выберите отрезки, образующие замкнутый контур поверхности второй шестерни. Для построения поверхности нажмите кнопку *Apply*, в результате линии контура модели поменяют цвет (рисунок 2.16).



Рисунок 2.15 – Построение поверхности одной из шестерен



Рисунок 2.16 – Результат построения поверхностей шестерен

Далее для облегчения восприятия вычитания поверхностей необходимо включить заливку объектов. Для этого нужно нажать

клавишу в меню общей настройки (*Global Control*). Результат этой операции представлен на рисунке 2.17.



Рисунок 2.17 – Результат включения опции заливки объектов

Затем для проведения булевой операции по вычитанию поверхностей нужно выполнить следующие действия:



В появившемся меню Subtract real face поставьте курсор в окошко Face и выберите поверхность колодцев шестерен, далее поставьте курсор в окошко Subtract face и выберете поверхность одной шестерни, как показано на рисунке 2.18. Для выполнения операции следует нажать кнопку Apply, в результате поверхность этой шестерни должна исчезнуть (рисунок 2.19).

Далее следует вычесть поверхность второй шестерни, для этого аналогично в меню Subtract real face поставьте курсор в окошко Face
и выберите оставшуюся поверхность колодцев шестерен, далее поставьте курсор в окошко *Subtract face* и выберете поверхность второй шестерни, как показано на рисунке 2.19. Для выполнения операции следует нажать кнопку *Apply*, в результате поверхность этой шестерни должна исчезнуть (рисунок 2.20).



Рисунок 2.18 – Выполнение операции вычитания поверхности одной шестерни



Рисунок 2.19 - Выполнение операции вычитания поверхности второй шестерни



Рисунок 2.20 – Результат выполнения вычитания поверхности второй шестерни

2.4.2 Построение сеточной модели расчетной области шестеренного насоса

Так как постановка задачи нестационарная и движение шестерен будет вращательное, то необходимо учитывать, что сетка обязательно должна состоять из треугольных элементов. Только такой тип элементов позволяет использовать «перестраиваемую» сетку.

Рабочий процесс шестеренного насоса подразумевает наличие зацепления зубьев шестерен. Зa постоянного счет ЭТОГО осуществляется передача крутящего момента от ведущей шестерни на ведомую. В зависимости от изготовления шестерен (отрицательное, нулевое, положительное перекрытие) возможны случаи одновременного нахождения в зацеплении двух пар зубьев. В этом случае образуется «запертый объем». В результате чего давление в нем резко возрастает.

Однако для нормального функционирования САЕ-системы есть еще одно обязательное условие для правильного перестроения сетки во время расчета. Этим условием является наличие зазора между зубьями шестерен, для того чтобы сетка не разрывалась в месте контакта зубьев. Причем для двухмерной постановки задачи необходимо учитывать, что минимальное количество элементов в самом узком месте (между зубами и между вершиной зуба и корпусом) должно быть не менее двух элементов, как показано на рисунке 2.21. Для трехмерной постановки задачи минимальное количество элементов в самом узком месте должно быть не менее трех элементов, как показано на рисунке 2.22.



Рисунок 2.21 – Сетка в узких областях модели для двухмерной задачи



Рисунок 2.22 – Сетка в узких областях модели для трехмерной задачи

Разбиение поверхности осуществляется с помощью команды:



В появившемся меню необходимо поставить курсор в окно *Faces* и с помощью мыши выбирать поверхность рабочей области насоса. Назначить треугольный элемент, выбрав *Tri* во вкладке *Elements*. Выбрать тип разбиения (*Type*) *Pave*. Для выбора размера конечного элемента, равного 0,5мм, в окне Spacing вводится 0,5 (рисунок 2.23).



Рисунок 2.23 – Построение сетки на поверхности рабочей области

Размер конечного элемента выбран исходя из условия получения двух элементов в самом узком месте между зубьями, равном 0,7 мм. Для построения сетки следует нажать кнопку *Apply*, в результате на выделенной поверхности появится сетка (рисунок 2.24).



Рисунок 2.24 – Результат построения сетки на поверхности рабочей области

Поскольку области входа и выхода не требуют применения «перестраиваемой» сетки, то поверхность выходного канала разбивается сеткой из четырехугольных элементов *Quad* с размером конечного элемента, равным 1 мм, с типом разбиения *Pave*(рисунок 2.25). Применение четырехугольной сетки сократит время решения задачи за счет меньшего количества элементов по сравнению с треугольной сеткой и улучшит достоверность результатов за счет геометрической формы элементов.



Рисунок 2.25 – Построение сетки на поверхности выходного канала

Результат построения четырехугольной сетки на поверхности выходного канала представлен на рисунке 2.26.

Разбиение поверхности входного канала осуществляется аналогично, сеткой из четырехугольных элементов Quad с размером конечного элемента, равным 1мм, с типом разбиения Pave. Размер конечного элемента выбран исходя из размеров входного канала и размера элементов в зоне рабочей области, так как в зоне рабочей области размер 0,5мм, то размер элементов входного канала не должен значительно превышать это число, в противном случае нельзя гарантировать необходимую сходимость решения в ANSYS Fluent. Результат построения сетки на поверхности модели представлен на рисунке 2.27.



Рисунок 2.26 – Результат построения сетки на поверхности выходного канала



Рисунок 2.27 – Результат построения сетки на всей поверхности модели

2.4.3 Назначение зон граничных условий

После того как сетка построена и ее качество удовлетворяет условиям моделирования, нужно задать граничные условия. Для входа в меню задания граничных условий нажмите следующие кнопки в главном меню:

Zones (Зоны)



Specify Boundary Types (Задать тип граничных условий)



В появившемся меню необходимо поставить курсор в окно *Edges* и с помощью мыши выбрать отрезок во входном канале, соответствующий входной границе. В окне *Name* ввести название *Pressure_inlet*. Во вкладке *Type* необходимо выбрать *PRESSURE_INLET* (рисунок 2.28). Для применения граничного условия необходимо нажать кнопку *Apply*.



Рисунок 2.28 – Назначение граничного условия Pressure_inlet

Аналогично задается граничное условие *Pressure_outlet*. Необходимо, поставив курсор в окно *Edges*, с помощью мыши выбрать отрезок в выходном канале, соответствующий выходной границе, в окне *Name* вводится название *Pressure_outlet*. Во вкладке

Туре необходимо выбрать *PRESSURE_OUTLET*. Для применения граничного условия необходимо нажать кнопку *Apply*.

Далее необходимо задать граничное условие проницаемой стенки *interior* для границ между сетками с различными типами элементов. Для задания этого условия в выходном канале следует поставить курсор в окно *Edges*, с помощью мыши выбрать соответствующий отрезок, в окне *Name* ввести название *Interior_out*. Во вкладке *Туре* необходимо выбрать *INTERIOR*(рисунок 2.29). Для применения граничного условия необходимо нажать кнопку *Apply*.

Задание условия проницаемой стенки во входном канале осуществляется аналогично. В окне *Name* введите название *Interior_in*. Во вкладке *Туре* необходимо выбрать *INTERIOR*. Для применения граничного условия необходимо нажать кнопку *Apply*.



Рисунок 2.29 – Назначение граничного условия Interior_out

Для задания движения шестерен в программе ANSYS Fluent необходимо, чтобы отрезки, составляющие шестерни, имели название. Для этого нужно поставить курсор в окно Edges и с помощью мыши выбрать соответствующие отрезки первой шестерни, составляющие замкнутый контур. В окне Name ввести название Gear1. Во вкладке *Туре* необходимо выбрать Wall (рисунок 2.30). Для применения граничного условия нужно нажать кнопку Apply (рисунок 2.31).



Рисунок 2.30 – Назначение граничного условия для одной шестерни (Gear1)

Для задания названия второй шестерни необходимо поставить курсор в окно *Edges* и с помощью мыши выбрать соответствующие отрезки второй шестерни, в окне *Name* ввести название *Gear2*. Во вкладке *Туре* выберите *Wall*. Для применения граничного условия нажмите кнопку *Apply*. Результат задания граничных условий представлен на рисунке 2.31.



Рисунок 2.31 – Результат задания граничных условий

Далее будет произведено назначение типов зон. Это необходимо для дальнейшей настройки параметров этих зон в программе *ANSYS Fluent*. Например, для задания перестроения сетки в зоне шестерен.

Для входа в меню задания типа зон необходимо нажать следующие кнопки в главном меню:





В появившемся меню необходимо поставить курсор в окно *Faces* и с помощью мыши выбрать поверхность выходного канала. В окне *Name* ввести название *Fluid out*. Во вкладке *Type* необходимо выбрать *FLUID*(рисунок 2.32). Для применения задания типа зоны необходимо нажать кнопку *Apply*.



Рисунок 2.32 – Задание зоны Fluid out

Для задания зоны входного канала необходимо поставить курсор в окно *Faces* и с помощью мыши выбрать поверхность входного канала. В окне *Name* ввести название *Fluid in*. Во вкладке *Type* нужно выбрать *FLUID*. Для применения задания типа зоны нажмите кнопку *Apply*. Для задания зоны рабочей области нужно поставить курсор в окно *Faces* и с помощью мыши выбрать поверхность рабочей области. В окне *Name* ввести название *Fluid gear*. Во вкладке *Type* выберите *FLUID*. Задание типа зоны осуществляется после нажатия кнопки *Apply*. Результат выполнения задания типов зон представлен на рисунке 2.33.



Рисунок 2.33 – Результат задания типов зон

В результате определения зон назначены области всасывания, нагнетания и рабочий «подвижный» объем.

2.4.4 Передача построенной расчетной модели в программу ANSYS Fluent

Для экспорта созданной модели в верхнем меню нужно выбрать следующие пункты:

$File \rightarrow Export \rightarrow Mesh.$

В появившемся окне нужно ввести имя файла обмена (например, *Gearpump.msh*). По умолчанию оно совпадает с именем файла модели. С помощью кнопки *Browse* можно выбрать место, где требуется сохранить файл. Поскольку расчетная модель двухмерная, то обязательно следует нажать кнопку *Export 2D* (*X*-*Y*) *Mesh*(рисунок 2.34). Запись файла обмена подтверждается нажатием кнопки *Accept*.

K Export Mesh	File		X	
File Type:	UNS / RAMPANT / FLUENT 5	5/6		
File Name:	File Name: GEAR PUMP.msh			
Export 2-D	(X-Y) Mesh			
<u></u>	Accept	Close		

Рисунок 2.34 – Окно экспорта сетки

Если файл обмена был успешно записан, то в окне сообщений появится надпись mesh was successful y written to Gear pump.msh.

В указанном месте появится файл Gear pump.msh.

2.5 Решение численной модели рабочего процесса шестеренного насоса с использованием САЕ-систем

Решение численной модели осуществляется в коммерческом CAE-пакете ANSYSFLUENT.

Принципиальная схема шестеренного насоса в двухмерной постановке приведена на рисунке 2.35.



Рисунок 2.35 – Принципиальная схема шестеренного насоса

Запустите программу. В результате этого на экране появится окно, изображенное на рисунке 2.36.

FLUENT Launcher	
ANSYS	FLUENT Launcher
Dimension 2D 3D Display Options C Display Mesh After Reading Embed Graphics Windows Workbench Color Scheme	Options Double Precision Use Job Scheduler Use Remote Linux Nodes Processing Options Serial Parallel (Local Machine) Number of Processes 6
General Options Parallel Settings	Scheduler Environment
Version 14.0.0 Working Directory D:\Gear pump\ FLUENT Root Path C:\PROGRA~1\ANSYSI~1\v140\fill Use Journal File	Pre/Post Only v
	auk <u>C</u> ancel <u>H</u> elp •

Рисунок 2.36 - Стартовое окно ANSYS FLUENT

В этом окне в поле Working Directory необходимо выбрать рабочую папку, например *D:\Gearpump*. Также необходимо задать размерность решаемой задачи *Dimension – 2D* или *3D* (двухмерная и трехмерная задачи соответственно). Алгоритм решения будем рассматривать на примере двухмерной задачи. В этом же окне нужно выбрать количество ядер процессора компьютера, которые будут использоваться при решении. Также здесь можно настроить параметры параллельного режима во вкладке *Parallel Settings*.

Далее откроется рабочее окно программы, изображенное на рисунке 2.37.

После проведения всех описанных выше предварительных операций необходимо произвести импортирование сеточной модели

шестеренного насоса с помощью команды верхнего меню $File \rightarrow Read \rightarrow Mesh$. После чего нужно выбрать заранее построенную сеточную модель расчетной области шестеренного насоса в формате *.msh. Далее на экране появится изображение импортированной сеточной модели (рисунок 2.38).



Рисунок 2.37 – Рабочее окно программы ANSYS FLUENT



Рисунок 2.38 – Рабочее окно программы после импортирования сеточной модели шестеренного насоса

После импортирования сеточной модели проведем проверку геометрических параметров модели. Для этого с помощью команды *Mesh*→*Scale* перейдем в пункт настройки единиц измерения (рисунок 2.39).

omain Ext	ents			Scaling
Xmin (m)	-65.45329	Xmax (m)	85.09914	Convert Units Specify Scaling Factors
Ymin (m)	-39.24984	Ymax (m)	105.25	Mesh Was Created In
				<select></select>
liew Lengt	n Unit In			Scaling Factors
m	+			×
m		1		
cm				Y 1
n		1		
ft		J		Scale Unscale

Рисунок 2.39 – Пункт настройки единиц измерения

В поле"*Mesh Was Created in*" необходимо указать единицы измерения, в которых строилась сеточная модель расчетной области, после чего следует нажать на *Scale*.

При проведении численных расчетов различают два типа расчетов: *Transient* (нестационарный анализ) или *Steady (стационарный анализ)*. Нестационарный тип анализа используют тогда, когда необходимо отследить изменение какого-либо параметра с течением времени. Выполнение такого типа расчета, как правило, требует большего количества машинного времени. В большинстве случаев стационарный расчет проводится для предварительного анализа.

В данном случае будем проводить нестационарный расчет, для этого нужно поставить галочку в соответствующем поле меню *General*, которое можно найти, выполнив *Define* \rightarrow *General* (рисунок 2.40).



Рисунок 2.40 – Настройка параметров в меню General

Далее необходимо указать уравнения, которые будут использоваться при решении задачи. Для этого необходимо выполнить команду верхнего меню *Define* \rightarrow *Models*. Рассмотрим некоторые из них:

 мультифазную модель нужно включать при решении задач с присутствием кавитации либо при многокомпонентной рабочей жидкости;

• уравнение энергии нужно учитывать при решении задач, в которых присутствует передача тепла;

• в моделях вязкости есть описание моделей турбулентности (рисунок 2.41).

Во FLUENT существует несколько классов моделей турбулентности (k-epsilon, k-omega, Reynolds Stress и т.д.). Подробное описание моделей турбулентности можно найти во встроенном справочном пособии *Fluent*.

В окне выбора модели турбулентности можно настроить модель турбулентности по своему усмотрению, что является чрезвычайно важным при проведении исследовательских работ.

После настройки необходимых уравнений можно перейти к заданию типа и свойств рабочей жидкости. По умолчанию в качестве

рабочего тела задан воздух. Выбор иного рабочего тела можно произвести, выполнив команду *Define*→*Materials*. Окно задания рабочей жидкости и ее свойств показано на рисунке 2.42.

Siscous Model		X
Viscous Model Nodel Inviscid Spalart-Allmaras (1 eqn) k-epsilon (2 eqn) Transition k-kl-omega (3 eqn) Transition SST (4 eqn) Reynolds Stress (5 eqn) Scale-Adaptive Simulation (SAS) k-epsilon Model Standard RNG Realizable Near-Wall Treatment Scalable Wall Functions Scalable Wall Functions Chanced Wall Functions Chanced Wall Functions Dytions Curvature Correction	Model Constants Cmu 0.09 C1-Epsilon 1.44 C2-Epsilon 1.92 TKE Prandtl Number 1 User-Defined Functions Turbulent Viscosity none Prandtl Number TKE Prandtl Number Inone TRE Prandtl Number Inone TRE Prandtl Number Inone	×
OK	Cancel Help	Ŧ

Рисунок 2.41 – Меню списка моделей турбулентности

💶 Create/Edit Ma	terials			
Name air		Material Type		Order Materials by
Chemical Formula		FLUENT Fluid Materials		Chemical Formula FLUENT Database User-Defined Database
Properties		none	•	
Density (kg/m3)	constant 1.225	▼ Edit		
Viscosity (kg/m-s)	constant 1.7894e-05	Edit		
			=	
			•	
	Change/Create	Delete Close	Help	

Рисунок 2.42 – Меню создания и редактирования свойств рабочей жидкости

После выбора в качестве рабочего тела, например воды, окно редактирования примет вид, изображенный на рисунке 2.43.

GEAR PUM Parallel FLU	ENT@Calculator [2d, pbns, rke, transient]
<u>File Mesh Define Sol</u>	ve <u>A</u> dapt S <u>u</u> rface <u>D</u> isplay <u>R</u> eport Para <u>l</u> lel <u>V</u>
i 💕 - 🔛 - 🞯 🔞 i	ઙਿ਼ਉ€€↗∥◉次⊪▾◻▾
Problem Setup General Models Materials Phases Cell Zone Conditions Boundary Conditions Mesh Interfaces Dynamic Mesh Reference Values	Materials Materials Fluid water-liquid air Solid aluminum
Solution Solution Methods Solution Controls Monitors Solution Initialization Calculation Activities Run Calculation Results Graphics and Animations Plots Reports	
	Create/Edit Delete

Рисунок 2.43 – Меню выбора рабочего тела

Далее, выполнив команду *Define* \rightarrow *Cell Zone Conditions*, для всех расчетных доменов модели шестеренного насоса нужно указать тип (твердое тело - solid, жидкость – fluid, или газ- gas) рабочего тела (рисунок 2.44).

GEAR PUM Parallel FLU	JENT@Calculator [2d, pbns, rke, transient]
<u>F</u> ile <u>M</u> esh D <u>e</u> fine <u>S</u> o	lve <u>A</u> dapt S <u>u</u> rface <u>D</u> isplay <u>R</u> eport Para <u>l</u> lel <u>V</u> i
i 📂 🕶 🖬 🕶 🞯 🔋	5 🔁 9, 4 🖉 🧶 🎘 🖷 🕇 🔛 🚽
Problem Setup	Cell Zone Conditions
General	Zone
Models	fluid gear
Materials	fluid_in
Phases	fluid_out
Cell Zone Conditions	
Boundary Conditions	
Dynamic Mesh	
Reference Values	
Solution	
Solution Methods	
Solution Controls	
Monitors	
Solution Initialization	
Calculation Activities	
Run Calculation	
Results	· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·
Graphics and Animations	Phase Type ID
Plots	mixture 👻 fluid 🖵 2
Reports	fluid
	Edit Cr solid
	Parameters Operating Conditions
	Uispiay Mesh
	Porous Formulation
	Supernical Velocity Deviced Velocity
	(usta)

Рисунок 2.44 – Меню задания типа рабочего тела

Важнейшим пунктом алгоритма решения задачи течения в шестеренном насосе является задание граничных условий. Граничные условия можно задать в меню *Define* \rightarrow *Boundary Conditions* (рисунок 2.45).

В этом меню для адекватного решения задачи необходимо задать граничные условия для входа и выхода из шестеренного насоса. Для этого на входе в насос можно задать либо массовый расход (рисунок 2.46,а), либо скорость (рисунок 2.46,б), либо полное давление (рисунок 2.46,в). Во всех перечисленных случаях следует обратить внимание на направление течения потока рабочего тела. Для этого, например, в случае задания давления на входе в насосный агрегат следует задать перепад давления на границе входа путем задания величины *Initial Gauge Pressure*.

_	
GEAR PUM Parallel FLU File Mesh Define So	JENT@Calculator [2d, pbns, rke, transient] Ive Adapt Surface Display Report Parallel Vie
i <mark>≥</mark> ▼ 🖬 ▼ 🚳 🔘	5
Problem Setup General Models Materials Phases Cell Zone Conditions Boundary Conditions Mesh Interfaces Dynamic Mesh Reference Values Solution Solution Methods Solution Solution Controls Monitors Solution Initialization Calculation Activities Run Calculation	Boundary Conditions Zone default-interior:015 default-interior:016 gear_2 interior_in interior_interior.out pressure_inlet.1 pressure_outlet.2 wall wall:012
Graphics and Animations Plots Reports	Phase Type ID mixture interior I3 Edit Copy Profiles Parameters Operating Conditions Display Mesh Periodic Conditions

Рисунок 2.45 – Меню задания граничных условий

В этом случае оно должно быть меньше величины, указанной в поле *Gauge Total Pressure*. Также следует задать направление потока относительно поверхности, к которой применяется граничное условие (компоненты скорости *Vx*, *Vy*).

Mass-Flow Inlet			Velocity Inlet	×
Zone Name			Zene Neme	
pressure_inlet.1			pressure_inlet.1	
Momentum Thermal Radiation Specie	es DPM Multiphase	uos	Momentum Thermal Radiation Species DPM Multiphase UDS	
Reference Fram	Absolute	•	Velocity Specification Method Magnitude, Normal to Boundary	
Mass Flow Specification Metho	Mass Flow Rate	•	Reference Frame Absolute	
Mass Flow Rate (kg/s	1	constant 👻	Velocity Magnitude (m/s) 0 constant	-
Supersonic/Initial Gauge Pressure (pascal	0	constant 👻	Supersonic/Initial Gauge Pressure (pascal) 0 constant	•
Direction Specification Metho	Direction Vector	•	Turbulence	
X-Component of Flow Direction	1	constant 👻	Specification Method K and Epsilon	-
Y-Component of Flow Direction	0	constant 👻	Turbulent Kinetic Energy (m2/s2)	-
Turbulence	,		Turbulent Dissipation Rate (m2/s3) 1 constant	-
Specification Method	K and Epsilon	•		
Turbulent Kinetic Energy (m2/s2)	1	constant 💌	OK Cancel Help	
Turbulent Dissipation Rate (m2/s3)	1	constant 💌		
1				
0	K Cancel Help			
	-		5)	
	a)		0)	



ne Name			
ressure_inlet.1			
Momentum Thermal Radiation	Species DPM M	fultiphase UDS	
Referen	ce Frame Absolute		
Gauge Total Pressure	e (pascal) 0	constant	•
Supersonic/Initial Gauge Pressure	e (pascal) 0	constant	•
Direction Specificatio	n Method Normal to B	oundary	
Turbulence			
Specification	Method K and Epsilon		•
Turbulent Kinetic Energy	(m2/s2) 1	constant	•
Turbulent Dissipation Rate	(m2/s3)	constant	•

в)

Рисунок 2.46 – Меню задания граничного условия на входной поверхности в насос: а – задание массового расхода; б – задание скорости потока; в - залание статического лавления

Для задания параметров турбулентности возможны следующие методы: k and epsilon; Intensity and Length Scale; Intensity and Viscosity Ratio; Intensity and Hydraulic Diameter. Наиболее простым способом является задание интенсивности и гидравлического диаметра. Для этого следует в списке Specification method меню настройки граничных условий для входа и выхода выбрать Intensity and Hydraulic Diameter. При неизвестном уровне интенсивности начальной турбулентности потока рекомендуется задавать ее на уровне 5%.

Гидравлический диаметр соответствует проходному диаметру питающего трубопровода. Гидравлический диаметр рассчитывается

по формуле: $D_{hyd} = \frac{4S}{P}$,

где *S* – площадь поперечного сечения потока жидкости; *P* – смоченный периметр поперечного сечения потока.

Для определения граничных условий на выходе из насоса также существует несколько типов граничных условий: задание статического давления на выходе (рисунок 2.47,а) и массовый расход (рисунок 2.47, б).

Pressure Inlet			×			
Zone Name		_				
pressure_inlet.1						
Momentum Thermal Radiation Specie	es DPM Multiphas	e UDS				
Reference Frame	Absolute		-			
Gauge Total Pressure (pascal	100000	constant	-	Outflow		
Supersonic/Initial Gauge Pressure (pascal	0	constant		Zone Name		_
Direction Specification Method	Direction Vector			pressure_inlet	.1	
X-Component of Flow Direction	1	constant	•		Flow Rate Weighting	_
Y-Component of Flow Direction	0	constant	-			
Turbulence	1				OK Cancel Help	
Specification Method	K and Epsilon		-			
Turbulent Kinetic Energy (m2/s2)	1	constant				
Turbulent Dissipation Rate (m2/s3)	1	constant	•			
	K Cancel He	ip			-	
	2)				ნ)	
	a)					

Рисунок 2.47 – Меню задания граничных условий на выходе из насоса а – статическое давление; б – массовый расход

Если сеточная модель расчетной области построена правильно (нет пересекающихся элементов геометрии, не потеряны линии и поверхности), то к внутренним областям, выделенным на рисунке 2.48, Fluent автоматически применяет граничное условие *Interior*, которое означает проницаемость для течения жидкости через эти области.

Шестеренный насос является сложной системой, в которой присутствует вращение шестерен. Таким образом, для адекватного моделирования рабочего процесса в шестеренном насосе необходим учет вращения шестерен. В этом случае исходная сеточная модель

должна перестраиваться в соответствии с движением геометрии. Для задания перестроения сеточной модели необходимо активизировать поле *Dynamic Mesh*. После чего указать метод деформации сетки: *Smoothing* и/или *Layering*, и/или *Remeshing*. Подробное описание данных методов можно найти во встроенном справочном пособии *Fluent*. Для моделирования течения в шестеренном насосе необходимо использовать одновременно два метода деформации сетки – *Smoothing* и *Remeshing*.



Рисунок 2.48 – Области с граничным условием Interior

После выбора требуемых методов деформации сетки необходимо настроить их параметры в разделе Setting меню Dynamic Mesh. Для метода Smoothing необходимо настроить параметры Spring Constant Factor, Boundary Node Relaxation, Convergence *ToleranceuNumber of Iterations* (рисунок 2.49,а). Для метода *Remeshing* необходимо настроить значения Minimum Length Scale, Maximum Scale. Maximum Cell Skewness. Length исходя ИЗ значений соответственно минимальной и максимальной длин ячейки сетки, а также максимальной скошенности элементов сетки (рисунок 2.49, б).



Рисунок 2.49 – Меню настройки параметров методов деформации сетки

Настроить параметры Remeshing метода можно, нажав кнопку меню Mesh Scale Info, которая даст необходимую информацию о перечисленных параметрах. При этом в меню настройки параметров Remeshing метода значение минимального значения деформации -Minimum Length Scale, нужно указать большим (на 0,001...1), чем значение Minimum Length Scale в меню Mesh Scale Info, а значение максимального значения деформации сетки -Maximum Length Scale, (на 0,001...1),нужно указать несколько меньшим чем соответствующее значение меню Mesh Scale Info. В качестве значения максимальной скошенности элементов – Maximum Cell Skewness. можно выбрать то, которое указано в поле Maximum Cell Skewness в меню Mesh Scale Info. Все это делается для того, чтобы в процессе перестройки (деформации) сеточной модели не возникало ошибок в решателе FLUENT. Неудовлетворительные параметры величин деформации сетки могут приводить в процессе решения возникновению отрицательных объемов сеточных элементов, что в свою очередь приведет к развалу решения.

Далее необходимо задать условия движения шестерен с помощью заранее написанной пользовательской функции – UDF. В ней прописываются центры и направления вращения шестерен, а также угловая скорость или частота вращения. Для работы с UDF

необходим установленный компилятор C++. Загрузка UDF производится в меню *Dynamic Mesh*, которое можно найти, выполнив команду *Define* \rightarrow *Dynamic Mesh*(рисунок 2.50).

GEAR PUM Parallel FLU	ENT@Calculator [2d, pbns, rke, transient]	
<u>File Mesh Define Sol</u>	ve <u>A</u> dapt S <u>u</u> rface <u>D</u> isplay <u>R</u> eport Para <u>l</u> lel	Vie
i 📂 🕶 🖬 🕶 🔞 i	\$ ⊕@ € ↗∥® 洙 懦 ▾ □ ▾	
Problem Setup	Dynamic Mesh	
General Models Materials Phases Cell Zone Conditions Boundary Conditions Mesh Interfaces Dynamic Mesh	Dynamic Mesh Mesh Methods Options Smoothing In-Cylinder Layering Six DOF Remeshing Implicit Update Settings Settings	
Reference Values Solution	Events	
Solution Methods Solution Controls Monitors Solution Initialization Calculation Activities Run Calculation	Dynamic Mesh Zones	
Results Graphics and Animations Plots Reports		
	Create/Edit Delete Delete All	
	Display Zone Motion Preview Mesh Motion	

Рисунок 2.50 – Меню задания движения сетки

Для компилирования UDF файла необходимо зайти в меню Compiled UDF (рисунок 2.51), выполнив команду Define \rightarrow User Defined \rightarrow Functions \rightarrow Compiled. Далее необходимо указать в подменю Source files место расположения UDF файла, нажав на Add. Затем необходимо скомпилировать файл, для чего следует нажать на кнопку Build. Процесс компиляции будет отражаться в консоли программы. После успешной компиляции следует нажать на кнопку Load.

Compiled UDFs			X
Source Files		Header Files	
Library Name libudf			Build
	Load Can	cel Help	

Рисунок 2.51- Меню компиляции UDF файла

После успешной компиляции UDF файла можно приступить к созданию областей, которые будут двигаться (шестерни), а также областей, сеточные модели которых в процессе моделирования перестраиваются вследствие деформации, причиной которой является движение областей. Для создания движущихся и деформируемых областей необходимо нажать на кнопку *Create/Edit* меню *Dynamic Mesh*. После этого откроется меню, изображенное на рисунке 2.52.

lana Namaa	Dumamic March Zones	
default-interior		
ype © Stationary © Rigid Body © Deforming User-Defined © User-Defined © User-Defined © User-Defined © System Coupling	inition Meshing Options	
Motion UDF/Profile		
gear_1::libudf		
Center of Gravity Location	Center of Gravity Orientation	
X (mm) 0 Y (mm) 0	Theta_Z (deg) 0	

Рисунок 2.52 – Меню создания движущихся и деформируемых областей

Далее в списке Zone Names необходимо выбрать профиль одной из шестерен (рисунок 2.53) и применить к ней условие движения из списка Motion UDF/Profile, созданного на основе скомпилированного UDF файла. После этого нужно нажать на кнопку Create. Далее то же самое нужно сделать для второго профиля шестерни (рисунок 2.53). Также для каждой из шестерен в поле Center of Gravity Location необходимо задать их центр вращения. Таким образом, задается движение шестерен.



Рисунок 2.53 – Контуры профилей зубьев шестерни

Далее нужно указать области сеточной модели, которые будут подвергаться деформированию и, как следствие, в которых будет перестраиваться сетка. В 2D постановке для этого достаточно указать область колодцев шестерен (рисунок 2.54).

После проведения описанных операций по определению движения областей можно проверить их правильность. Для этого в меню *Dynamic Mesh* необходимо нажать на кнопку *Display Zone Motion*. Временной шаг в поле *Time Step* можно указать равным $5 \cdot 10^{-6}$ с, количество шагов *Number of Steps* – 100.



Рисунок 2.54 – Область течения жидкости в колодцах шестерен

Движение областей и перестраивание сеточной модели можно просмотреть с помощью *меню Preview Mesh Motion*. Для этого в меню *Dynamic Mesh* следует нажать на соответствующую кнопку, после чего откроется окно, изображенное на рисунке 2.55.

Mesh Motion	×
Time Current Mesh Time (s) 0.000116 Time Step Size (s) 0.0001 Number of Time Steps 10	Options Display Mesh Save Picture Enable Autosave Display Frequency 1
Preview Apply Close Help	

Рисунок 2.55 – Окно меню настройки просмотра движения сетки

В поле значения величины шага по времени, *Time Step Size*, следует ввести величину порядка 5·10⁻⁶ с, количество шагов следует поставить равным 10...50. Данные величины выбираются из соображений обеспечения правильности перестраивания сетки в процессе. Если временной шаг выбран большим, то в процессе перестройки сетки будут возникать ее большие деформации, что в свою очередь будет приводить к созданию ячеек сетки с отрицательным объемом.

Если настройки решения выполнены правильно, то далее можно переходить к настройкам метода решения. Подробное описание различных методов решения можно найти во встроенном справочном пособии FLUENT. Выбор схемы решения задачи производится в меню *Solution Methods*, которое можно найти, выполнив команду *Solve Method*. Для решения задач течения в шестеренном насосе достаточно использовать *SIMPLE* (*Semi-Implicit Method for Pressure-Linked*) схему решения, что означает полунеявный метод для связываемых давлением уравнений. Все остальные параметры пространственной дискретизации *Spatial Discretization* для проведения начальных расчетов можно оставить по умолчанию. Для повышения точности последующих расчетов, например для расчета изменения давления, можно использовать второй порядок точности вычислений.

Для настройки параметров автосохранения следует открыть меню *Calculation Activities* из меню Solve. Здесь в поле *Autosave Every* (*Time Steps*) следует задать количество шагов, через которое будет выполняться сохранение результатов расчета.

Настройка параметров, контроль которых позволит судить о точности и качестве расчета, производится в меню *Monitors* (рисунок 2.56).

Целесообразно в поле *Surface Monitors* задавать мониторинг некоторых параметров, например, полного давления на входе и/или выходе из шестеренного насоса, массового расхода и т.п. Для этого необходимо нажать на кнопку *Create*, после чего откроется окно меню настройки параметров мониторинга (рисунок 2.57). Здесь необходимо задать:

• *Report Туре* – тип расчета величины (осреднение по массе, осреднение по расходу, массовый расход и т.д.);

• Field Variable – переменную для мониторинга;

• *Surfaces* – поверхности, на которых будут контролироваться выбранные для мониторинга переменные;

• путь и имя файла для сохранения результатов мониторинга в поле *File Name*;

• *Window* - порядковый номер окна для вывода на экран значений мониторинга (первое окно зарезервировано системой для отображения величин невязок);

• Get Data Every - параметры отображения результатов (показывать по итерациям либо по временным шагам)



Рисунок 2.56 - Окно меню Monitors

Surface Monitor		×
Name	Report Type	
static_pressure	Mass-Weighted Average	-
Options	Field Variable Pressure	•
V Plot	Static Pressure	-
Window	Surfaces	
2 Curves Axes	default-interior default-interior:015 default-interior:016	<u> </u>
File Name D://Gear pump/surf-mon-1.out	gear_1 gear_2 interior_in	=
X Axis Time Step	pressure_inlet.1 pressure_outlet.2 wall	
Get Data Every	wall:012 wall:014	-
	New Surface	
	DK Cancel Help	

Рисунок 2.57 – Окно меню настройки параметров мониторинга

По завершению настройки всех параметров следует нажать на кнопку *Ok*.

Далее необходимо провести начальную инициализацию для получения начального поля течений. Для этого необходимо выполнить команду Solve→ Initialization. После чего откроется окно меню Solution Initialization (рисунок 2.58). Существует два вида инициализации – гибридная (Hybrid Initialization) и стандартная (Standard Initialization). Подробнее о них можно прочитать во встроенном справочном пособии FLUENT. При использовании Standard Initialization начальное поле течений получается на основе заданных значений физических параметров (граничные условия) на той поверхности, которая указывается в поле Compute From.

Рисунок 2.58 – Окно меню Solution Initialization

При использовании *Hybrid Initialization* поле течений рассчитывается автоматически на основе всех заданных значений граничных условий.

Далее можно приступать к настройке параметров решения. Настройку можно провести с помощью меню *Run Calculation* (рисунок 2.59), выполнив команду *Solve* \rightarrow *Run Calculation*.

GEAR PUM Parallel FLUENT@Calculator [2d, pbns, dynamesh, rke, transient]				
<u>F</u> ile <u>M</u> esh D <u>e</u> fine <u>S</u> o	lve <u>A</u> dapt S <u>u</u> rface <u>D</u> isplay <u>R</u> eport Para <u>l</u> lel <u>V</u> ie			
i 💕 - 🖬 - 🞯 🞯 i	ऽ⊹€ᠿ↗∥✎失閒▾◻▾			
Problem Setup General Models Materials Phases Cell Zone Conditions Boundary Conditions Mesh Interfaces Dynamic Mesh Reference Values	Run Calculation Check Case Time Stepping Method Fixed Settings Number of Time Steps 6000 Options			
Solution Solution Methods Solution Controls Monitors Solution Initialization Calculation Activities Run Calculation Results Graphics and Animations Plots Reports	Extrapolate Variables Data Sampling for Time Statistics Sampling Interval 1 Time Sampled (s) 0 Max Iterations/Time Step Reporting Interval 20 1 Profile Update Interval 1 T Data File Quantities Acoustic Signals			
	Нер			

Рисунок 2.59 – Окно настройки параметров решения

Количество шагов, используемых для достижения требуемой точности выполнения расчета – *Number of Time Steps*, следует выбирать на основе частоты оборотов шестерен. Временной шаг – *Time Step Size*, как и в случае с проверкой правильности перестроения сеточной модели в меню *Preview Mesh Motion*, выбирается из

соображений обеспечения перестроения сеточной модели вследствие деформации, возникающей из-за движения шестерен. После введения значений всех необходимых параметров данного меню необходимо нажать на кнопку *Calculate*. Далее начинается процесс решения задачи (рисунок 2.60).



Рисунок 2.60 – Рабочее окно FLUENT в процессе расчета задачи

Обработку результатов можно вести как в самом FLUENT, так и в модуле ANSYSCFX-Post.

Рассмотрим обработку результатов расчета с помощью встроенных инструментов FLUENT. Для вывода результатов расчета во FLUENT можно воспользоваться меню Graphics and Animations. Данное меню можно найти в верхнем меню Display. Для просмотра результатов распределения, например полного давления по какомулибо сечению шестеренного насоса, необходимо в меню Graphics выбрать Contours. После чего нажать на кнопку Setup. Далее откроется окно настройки вывода результатов. В нем в списке Contours of нужно выбрать интересующую физическую величину, а в списке Surfaces – поверхности, на которых будет показано распределение После выбранной физической величины. чего рабочее окно программы примет вид, изображенный на рисунках 2.61 и 2.62.



Рисунок 2.61 – Рабочее окно FLUENT при отображении результатов расчета поля распределения полного давления



Рисунок 2.62 – Рабочее окно FLUENT при отображении результатов расчета поля скоростей

3 УЧЕБНЫЙ ПРИМЕР ПО РАСЧЕТУ РАБОЧЕГО ПРОЦЕССА ШЕСТЕРЕННОГО НАСОСА

3.1 Построение геометрической трехмерной модели основных узлов шестеренного насоса

В большинстве случаев для оценки влияния конструктивных параметров на рабочие параметры шестеренного насоса необходимо проведение полноценного трехмерного численного анализа, учитывающего особенности подвода и отвода рабочей жидкости, а также конструктивные особенности корпуса ШН, подпятников и т.д. Для этого необходимо построение трехмерной геометрической модели расчетной области шестеренного насоса.

Исходными данными для построения трехмерных моделей основных узлов шестеренного насоса является их чертежная документация (рисунки 3.1 и 3.2).



Рисунок 3.1 – Чертеж вала-шестерни шестеренного насоса


Рисунок 3.2 – Эскиз шестеренного насоса

На основе 2D модели в CAD-системе Solid Works строятся 3D модели основных узлов данного насосного агрегата. Обойма, подвижный и неподвижный подпятники представлены на рисунке 3.3.



Рисунок 3.3 – Трехмерные модели обоймы (а), подвижного (б) и неподвижного (в) подпятников

Трехмерные модели ведущей и ведомой шестерен изображены на рисунке 3.4.



Рисунок 3.4 – Трехмерные модели ведущей (а) и ведомой (б) шестерен

Внешний вид трехмерной модели корпуса шестеренного насоса представлен на рисунке3.5.



Рисунок 3.5 – Трехмерная модель корпуса шестеренного насоса

Полная 3D модель рассматриваемого шестеренного насоса представлена на рисунках 3.6, 3.7, 3.8.



Рисунок 3.6 – Трехмерная модель шестеренного насоса



Рисунок 3.7 – Трехмерная модель шестеренного насоса в разрезе

3.2 Построение трехмерной модели расчетной области шестеренного насоса

Геометрическую модель расчетной области шестеренного насоса можно получить с помощью булевых операций, после проведения которых вычленяется внутренняя проточная часть шестеренного насоса (рисунок 3.8). Однако для некоторых решателей необходимо учесть, что длина питающих входных трубопроводов, а также длина выходного трубопровода должны быть не менее 5-7 диаметров входа в насосный агрегат.



Рисунок 3.8 – Трехмерная геометрическая модель расчетной области шестеренного насоса

3.3 Формирование сеточной модели трехмерной расчетной области шестеренного насоса

3.3.1 Подготовка трехмерной расчетной модели

Построение трехмерной модели шестеренного насоса осуществляется в программе *ANSYS Gambit* на основе ранее построенной двухмерной модели либо в любом CAD редакторе (*Solid Works, KOMПAC*) с последующим экспортом модели в *ANSYS Gambit*.

Создайте папку, которая будет вашей рабочей директорией, назовите ее, например, *Gear Pump 3D*. Скопируйте в нее файлы проекта двухмерной модели. Запустите программу *ANSYS Gambit* и откройте скопированный проект.

Результат открытия модели представлен на рисунке 3.9.

Для создания трехмерной модели из двухмерной необходимо выполнить следующие действия – создать две точки, построить отрезок между ними и, используя инструмент развертки поверхности из трех плоскостей модели, создать три объема, тем самым получив трехмерную геометрию модели.



Рисунок 3.9 – Двухмерная модель шестеренного насоса

Для создания точки необходимо выполнить следующие действия: *Geometry* (Геометрия) \longrightarrow (Точка) \longrightarrow (Создание реальной \longrightarrow точки)

В полях меню *Global* ввести координаты точки {0;0;-21}, после чего для завершения операции следует нажать кнопку *Apply*. Результат этой операции представлен на рисунке 3.10.



Рисунок 3.10 – Построение точки {0;0;-21}

Создание второй точки с координатами {0;0;0} производится аналогично (рисунок 3.11).



Рисунок 3.11 – Построение точки {0;0;0}

Для создания отрезка нужно выполнить следующие действия:



В появившемся меню *Create Straight Edge* выбирается опция *Vertex List (Multiple)*, в которой показаны доступные (*Available*) для выбора точки и выбранные (*Picked*). С помощью мыши нужно выбрать созданные точки, после чего для завершения операции нажать кнопку *Apply*. Результат этой операции представлен на рисунке 3.12.



Рисунок 3.12 – Построение отрезка по двум точкам

Создание объема выполняется разверткой поверхности по направлению созданного отрезка:



Рисунок 3.13 – Выбор поверхности для развертки и направляющего отрезка

В появившемся меню *Sweep Faces* в поле *Faces* выберите входную поверхность модели (в п.1 *FLUIDIN*), в поле *Path: Edge* –

созданный отрезок длиной 21мм, на нем появится стрелка, указывающая направление развертки, в данном случае необходимое направление против оси Z (вниз) (рисунок 3.13). Длина отрезка выбирается в соответствии с шириной шестерни, равной 21мм. Для выполнения операции следует нажать кнопку *Apply* (рисунок 3.14).



Рисунок 3.14 – Результат построения входного объема модели

Создание выходного объема и объема области шестерен производится аналогично (рисунки 3.15-3.16).



Рисунок 3.15 – Результат построения объема области шестерен модели



Рисунок 3.16 – Результат построения выходного объема модели

Согласно указаниям по структуре конечно-элементной сетки (пункт 2.4.3) необходимо удалить имеющуюся сетку на плоскостях модели:



В появившемся меню необходимо поставить курсор в окно *Faces* и с помощью мыши выбирать поверхности с конечноэлементной сеткой (рисунок 3.17), затем следует нажать кнопку *Apply*, в результате на выделенных поверхностях будет удалена сетка (рисунок 3.18).



Рисунок 3.17 - Выбор поверхностей для удаления сетки



Рисунок 3.18 – Результат удаления сетки

3.3.2 Построение трехмерной сеточной модели расчетной области шестеренного насоса

Разбиение поверхности осуществляется с помощью команды:



В появившемся меню необходимо поставить курсор в окно *Faces* и с помощью мыши выбирать поверхность рабочей области насоса. Сетка рабочей области насоса должна быть перестраиваемой, поэтому назначается треугольный элемент *Tri* во вкладке *Elements*. Далее выбирается тип разбиения (*Type*) Pave. Для выбора размера конечного элемента, равного 0,25мм, в окне Spacing вводится 0,25 (рисунок 3.19). Размер конечного элемента выбран исходя из условия получения трех элементов в самом узком месте между зубами, равном 0,7 мм. Для построения сетки следует нажать кнопку *Apply*, в результате на выделенной поверхности появится сетка (рисунок 3.20).



Рисунок 3.19 – Построение сетки на поверхности рабочей области



Рисунок 3.20 – Результат построения сетки на поверхности рабочей области

Области входного и выходного каналов не требуют применения «перестраиваемой» сетки, но для оптимального совмещения узлов сетки между соседними поверхностями поверхность входного канала разбивается сеткой из треугольных элементов *Tri* с размером конечного элемент, равным 1 мм, с типом разбиения *Pave* (рисунок 3.21).



Рисунок 3.21 – Построение сетки на поверхности входного канала

Размер конечного элемента выбран исходя из размеров входного канала и размера элементов в зоне рабочей области, так как в зоне рабочей области размер 0,25м, то размер элементов входной границы не должен значительно превышать это число. В противном случае невозможно гарантировать необходимую сходимость решения в ANSYS Fluent.

Результат построения треугольной сетки на поверхности входного канала представлен на рисунке 3.22.



Рисунок 3.22 – Результат построения сетки на поверхности входного канала

Разбиение поверхности выходного канала осуществляется аналогично входному каналу, сеткой из треугольных элементов *Tri* с размером конечного элемента, равным 1мм, с типом разбиения *Pave* (рисунок 3.23).



Рисунок 3.23 – Результат построения сетки на поверхностях модели

Далее поочередно необходимо разбить все объемы модели конечно-элементной сеткой:



В появившемся меню Mesh Volumes в поле Volumes с помощью мыши необходимо выбрать объем рабочей области насоса. Назначить гексагональный элемент *Hex/Wedge* во вкладке *Elements*, тип разбиения (*Type*) Cooper. В поле Spacing задать размер конечного элемента 1 *мм* для получения элементов в виде призм с высотой 1мм. Для построения сетки необходимо нажать кнопку Apply, в результате операции получаем объем, разбитый сеткой (рисунок 3.24).



Рисунок 3.24 – Результат разбиения сеткой объема рабочей области насоса

Этим же инструментом разбивается конечно-элементная сетка объемов входного и выходного каналов насоса. Результат разбиения сеткой модели представлен на рисунке 3.25.



Рисунок 3.25 – Результат разбиения сеткой модели насоса

3.3.3 Назначение зон граничных условий

После того как сетка построена и ее качество удовлетворяет условиям моделирования, нужно задать граничные условия. Для входа в меню задания граничных условий следует нажать следующие кнопки в главном меню:

Zones (Зоны)



Specify Boundary Types (Задать тип граничных условий)



В появившемся меню необходимо поставить курсор в окно *Faces* и с помощью мыши выбрать поверхность во входном канале, соответствующую входной границе. В окне *Name* ввести название *Pressure_inlet*. Во вкладке *Туре* нужно выбрать *PRESSURE_INLET* (рисунок 3.26). Применение граничного условия осуществляется нажатием кнопки *Apply*.

Аналогично задается граничное условие *Pressure_outlet*. Необходимо поставить курсор в окно *Faces* и с помощью мыши выбрать поверхность в выходном канале, соответствующую выходной границе, в окне *Name* вводится название *Pressure_outlet*. Во вкладке *Type* требуется выбрать *PRESSURE_OUTLET*. Для применения граничного условия нажмите кнопку *Apply*.



Рисунок 3.26 - Назначение граничного условия Pressure_inlet

Далее необходимо задать граничное условие проницаемой стенки *interior* для границ между сетками объемов. Для задания этого условия в выходном канале следует поставить курсор в окно *Faces* и с помощью мыши выбрать соответствующие поверхности, в окне *Name* ввести название *Interior_outlet*. Во вкладке *Type* нужно выбрать *INTERIOR* (рисунок 3.27). Для применения граничного условия нажмите кнопку *Apply*.



Рисунок 3.27 – Назначение граничного условия Interior_outlet

Задание условия проницаемой стенки во входном канале осуществляется аналогично. В окне *Name* введите название *Interior_inlet*. Во вкладке *Туре* выберите *INTERIOR*. Для применения граничного условия нажмите кнопку *Apply*.

Для задания движения шестерен в программе ANSYS Fluent необходимо, чтобы поверхности, составляющие шестерни, имели название. Для этого нужно поставить курсор в окно Faces и с помощью мыши выбрать соответствующие поверхности первой шестерни, составляющие замкнутый контур. В окне Name ввести название Gear1. Во вкладке Type следует выбрать Wall (рисунок 3.28). Для применения граничного условия нажмите кнопку Apply.



Рисунок 3.28 – Назначение граничного условия для одной шестерни (Gear1)

Задание названия (*Gear2*) второй шестерни производится аналогично первой.

Таким же образом называются поверхности объема выходного WALLOUTLET(рисунок 3.29), входного канала канала WALLINLET(рисунок 3.30), каждая из боковых поверхностей объема рабочей области - SIDE FACE1 и SIDE FACE2 (рисунок 3.31), а (рисунок 3.32) TOPWALLGEAR1 также верхняя И нижняя BOTTOMWALLGEAR2 (рисунок 3.33) полуокружности объема рабочей области.



Рисунок 3.29 – Назначение граничного условия стенки для объема выходного канала (WALLOUTLET)



Рисунок 3.30 – Назначение граничного условия стенки для объема выходного канала (WALLINLET)



Рисунок 3.31 – Назначение граничного условия стенки для боковых поверхностей объема рабочей области (SIDE_FACE1)



Рисунок 3.32 – Назначение граничного условия стенки для верхней полуокружности объема рабочей области (*TOP WALL GEAR1*)



Рисунок 3.33 – Назначение граничного условия стенки для нижней полуокружности объема рабочей области (*BOTTOM WALL GEAR2*)

Далее будет произведено назначение типов зон. Это необходимо для дальнейшей настройки параметров этих зон в программе *ANSYS Fluent*. Например, для задания перестроения сетки в зоне шестерен.

Для входа в меню задания типа зон необходимо нажать следующие кнопки в главном меню:





Specify Continuum Types (Задать тип зон)



В появившемся меню необходимо поставить курсор в окно Volumes и с помощью мыши выбрать объем входного канала. В окне Name ввести название FLUID IN. Во вкладке Type следует выбрать FLUID (рисунок 3.34). Для применения задания типа зоны нажмите кнопку Apply.

Для задания зоны выходного канала необходимо поставить курсор в окно *Volumes* и с помощью мыши выбрать объем выходного канала. В окне *Name* ввести название *FLUIDOUT*. Во вкладке *Type* следует выбрать *FLUID*. Для применения задания типа зоны нажмите кнопку *Apply*.



Рисунок 3.34 – Задание зоны FLUIDIN

Для задания зоны рабочей области необходимо поставить курсор в окно *Volumes* и с помощью мыши выбрать поверхность рабочей области. В окне *Name* ввести название *FLUIDGEAR*. Во вкладке *Type* следует выбрать *FLUID*. Для применения задания типа зоны нужно нажать кнопку *Apply*. Результат выполнения задания типов зон представлен на рисунке 3.35.



Рисунок 3.35 – Результат задания типов зон

В результате определения зон назначены области всасывания, нагнетания и рабочий «подвижный» объем.

3.3.4 Передача построенной трехмерной расчетной модели в программу ANSYS Fluent

Для экспорта созданной модели в верхнем меню нужно выбрать следующие пункты: *File*→*Export*→*Mesh*.

В появившемся окне нужно ввести имя файла обмена (например, *Gearpump3D.msh*). По умолчанию оно совпадает с именем файла модели. С помощью кнопки *Browse* можно выбрать место, где файл необходимо сохранить. Поскольку расчетная модель трехмерная, то обязательно следует отключить кнопку *Export 2D* (X-Y) Mesh (рисунок 3.36). Запись файла подтверждается нажатием кнопки Accept.

🗙 Export Mesh	File		×
File Type:	UNS / RAMPANT / FLUE	NT 5 <i>1</i> 6	
File Name:	GEAR PUMP3D.msh		Browse
🔲 Export 2-D)(X-Y) Mesh		
	Accept	Close	

Рисунок 3.36 – Окно экспорта сетки

Если файл обмена был успешно записан, то в окне сообщений появится надпись mesh was successfully written to Gear pump3D.msh. В указанном месте появится файл Gear pump3D.msh.

3.4 Решение трехмерной численной модели рабочего процесса шестеренного насоса с использованием САЕ - систем

Решение численной модели осуществляется в коммерческом CAE-пакете ANSYSFLUENT.

Запустите программу. В результате этого на экране появится окно, изображенное на рисунке 3.37.

FLUENT Launcher		
ANSYS	FLUENT Launcher	
Dimension ② 2D ③ 3D Display Options ⑨ Display Mesh After Reading ⑨ Embed Graphics Windows ⑨ Workbench Color Scheme	Options Double Precision Use Job Scheduler Use Remote Linux Nodes Processing Options Serial Praallel (Local Machine) Number of Processes	
Show Fewer Options General Options Parallel Settings Version 14.0.0	Scheduler Environment Pre/Post Only	
Working Directory D:\Calculating\Gear pump\ FLUENT Root Path C:\Program Files\ANSYS Inc\v140\fluent Im Use Journal File		
	ault <u>C</u> ancel <u>H</u> elp -	

Рисунок 3.37 – Начальное окно ANSYS FLUENT

В этом окне в поле Working Directory необходимо выбрать рабочую папку, например *D:\Calculating\Gearpump*. Также необходимо выбрать размерность решаемой задачи *Dimension – 3D*. В этом же окне нужно выбрать количество ядер процессора компьютера, которые будут использоваться при решении. Для повышения точности решения задачи можно активизировать поле *Double Precision* (увеличение количества знаков после запятой). Также здесь можно настроить параметры параллельного режима во вкладке *Parallel Settings*.

Геометрические параметры рассматриваемого шестеренного насоса представлены на рисунке 3.38.



Рисунок 3.38 – Геометрические размеры шестеренного насоса

Далее откроется рабочее окно программы, изображенное на рисунке 3.39.

	15 100 D # 10 1 (0 + D +						
	COMPANY OF A DAY OF A DAY			_			S FROM I
dis-Sile	Comment						AND
-	34A						749
And	the lot feetball						
Inches Contine							
Andreas Sand Server Sand Anter	Francisco Francisco	1					
Andre 12 Yells Andre 12 Yells Andres Yells Series Statutes Antonio	Channels Channels						
to Cruiller MR	Doors Latter	As a second					
inghis and konstern Ann	[res]						
122							
		Prot - 461 Detra-s	e comunication in: Ten				
		the first math	m	-			
		Nait art Editor ek popi Editor ak popi Editor e3 popi Editor	ter Badnarada III ter Badnarada III ter Badnarada III ter Badnarada III		I Clarof Rott		
		at propt takes	THE MINING-ING 781	:: :	Finant Body		
		ete jerge talten	tor Madavorada Str		Finest Bade		
		All comments and the first of the	and a second second				
		Statute spotte Lett					
		Statute spire Lau					
		Cleaning sariy? File	Editorial state by the	y),Calcolate\to	conserve) Tep Estador 1 6.01/1	Chromy-Planet-Galaciator-1878.Aut	

Рисунок 3.39 – Рабочее окно программы ANSYS FLUENT

После проведения всех описанных выше предварительных операций, необходимо произвести импортирование сеточной модели шестеренного насоса с помощью команды верхнего меню $File \rightarrow Read \rightarrow Mesh$. После чего нужно выбрать заранее построенную сеточную модель расчетной области шестеренного насоса в формате *.msh. Далее на экране появится рабочее окно с изображением сеточной модели шестеренного насоса (рисунок 3.40).



Рисунок 3.40 – Рабочее окно программы после импортирования сеточной модели шестеренного насоса

После импортирования сеточной модели проведем проверку геометрических параметров модели. Для этого с помощью команды *Mesh*—*Scale* перейдем в пункт настройки единиц измерения (рисунок 3.41).

В поле Mesh Was Created in необходимо указать единицы измерения, в которых строилась сеточная модель расчетной области. Построение геометрической и сеточной моделей велось в Таким образом, миллиметрах. в качестве единиц указываем миллиметры.

Scale Mesh			
Domain Extents			Scaling
Xmin (m) -65.45329	Xmax (m)	85.09914	Convert Units Specify Scaling Factors
Ymin (m) -39.24984	Ymax (m)	105.25	Mesh Was Created In <select></select>
View Length Unit In m cm m ft		Scaling Factors X 1 Y 1 Scale Unscale	
Close Help			

Рисунок 3.41 – Пункт настройки единиц измерения

Для расчета рабочего процесса в шестеренном насосе при движении шестерен необходимо проведение нестационарного типа расчета. Для этого нужно активизировать поле *Transient* в меню *General*, которое можно найти, выполнив *Define* \rightarrow *General* (рисунок 3.42).

Далее необходимо указать уравнения, которые будут использоваться при решении задачи. Для этого необходимо выполнить команду верхнего меню *Define*—*Models*. Для решения данной задачи следует включить решение уравнения вязкости. В качестве модели турбулентности будем использовать стандартную Realizablek -epsilon модель со стандартной функцией стенки (рисунок 3.43).

GEAR PUM Parallel FLU	ENT@Calculator [3d, dp, pbns, dynamesh, rke, transie
<u>File M</u> esh D <u>e</u> fine <u>S</u> ol	ve <u>A</u> dapt S <u>u</u> rface <u>D</u> isplay <u>R</u> eport Para <u>l</u> lel <u>V</u> i
i 💕 🕶 🖬 🕶 🞯 🔋	‍⇔Չ⊕∥ՉՀ⊪▾□▾
Problem Setup	General
General Models Materials Phases Cell Zone Conditions	Mesh Scale Check Report Quality Display
Boundary Conditions Mesh Interfaces Dynamic Mesh Reference Values Solution	Solver Type Velocity Formulation © Pressure-Based © Absolute © Density-Based Relative
Solution Methods Solution Controls Monitors Solution Initialization Calculation Activities	Time Steady Transient
Run Calculation Results	
Graphics and Animations Plots Reports	Hep

Рисунок 3.42 – Настройка параметров в меню General

Viscous Model	×
Model Inviscid Laminar Spalart-Allmaras (1 eqn)	Model Constants C2-Epsion 1.9 TKE Prandtl Number 1 TDR Prandtl Number 1.2
 Standard RNG Realizable Near-Wall Treatment Standard Wall Functions Scalable Wall Functions Non-Equilibrium Wall Functions Enhanced Wall Treatment User-Defined Wall Functions Options Curvature Correction 	User-Defined Functions Turbulent Viscosity none Prandtl Numbers TKE Prandtl Number none TDR Prandtl Number none
ОК	Cancel Help

Рисунок 3.43 – Меню настройки моделей турбулентности

В качестве рабочего тела будем использовать воду. Выбор рабочего тела можно произвести, выполнив команду *Define*—*Materials*. Окно задания рабочей жидкости и ее свойств показано на рисунке 3.44.

Create/Edit Mat	erials		×
Name water-liquid		Material Type	Order Materials by
Chemical Formula		FLUENT Fluid Materials	Chemical Formula
		Mixture	User-Defined Database
Properties		none	*
Density (kg/m3)	constant	Edit	
	998.2		
Viscosity (kg/m-s)	constant	Edit	
	1	E	
		- -	
	Change/Create	Delete Close Help	

Рисунок 3.44 – Меню создания и редактирования свойств рабочей жидкости

Для данного случая построения расчетной области шестеренного насоса для всех ее расчетных доменов нужно указать, что они являются жидкостью (fluid) (рисунок 3.45).



Рисунок 3.45 – Меню задания типа рабочего тела

В качестве граничных условий задаются: полное давление на входе в насос (рисунок 3.46) и статическое давление на выходе из него (рисунок 3.47).

Pressure Inlet		
Zone Name		
pressure_inlet.5		
Momentum Thermal Radiation Species DPM Multiphase UDS		
Reference Frame Absolute		
Gauge Total Pressure (pascal) 101325 Constant		
Supersonic/Initial Gauge Pressure (pascal) 95000 constant		
Direction Specification Method Normal to Boundary		
Turbulence		
Specification Method Intensity and Hydraulic Diameter		
Turbulent Intensity (%) 5		
Hydraulic Diameter (mm) 31.9		
OK Cancel Help		

Рисунок 3.46 – Граничное условие на входе в насос

Pressure Outlet	x
Zone Name	
pressure_outlet.6	
Momentum Thermal Radiation Species DPM Multiphase UDS	
Gauge Pressure (pascal) 150000 constant	•
Backflow Direction Specification Method Normal to Boundary	-
Radial Equilibrium Pressure Distribution	—
Average Pressure Specification	
Target Mass Flow Rate	
Turbulence	
Specification Method Intensity and Hydraulic Diameter	-
Backflow Turbulent Intensity (%) 10	e
Backflow Hydraulic Diameter (mm) 21.9	e
OK Cancel Hep	

Рисунок 3.47 – Граничное условие на выходе из насоса

Турбулентности в соответствующих областях задаем с помощью задания значения ее интенсивности и гидравлического диаметра питающего и напорного трубопроводов (рисунки 3.46 и 3.47).

После импортирования сеточной модели внутреннему объему (рисунок 3.48,а) расчетной области и внутренним поверхностям (рисунок 3.48,б) присваиваются условия проницаемости – Interior.



Рисунок 3.48 - Области с граничным условием Interior

Для решения задачи необходимо задание движения поверхностей. Для этого активизируем поле *Dynamic Mesh*. После чего указать метод деформации сетки: *Smoothing* и *Remeshing* (рисунок 3.49).



Рисунок 3.49 – Окно выбора способов перестроения сеточной модели

Параметры *Smoothing* метода деформации сетки указаны на рисунке 3.50, а.

	Mesh Method Settings
Smoothing Layering Remeshing	Smoothing Layering Remeshing
Method	Remeshing Methods Sizing Function
 Spring/Laplace/Boundary Layer Diffusion 	Local Cel On Local Face Resolution
Parameters	CutCell Zone
Spring Constant Factor 1	2.5D Variation 0
Boundary Node Relaxation 1	Rate 0.7
Convergence Tolerance 0.001	Use Defaults
Number of Iterations 20	Parameters
Diffusion Function	Minimum Length Scale (mm) 0.14
Diffusion Parameter 0	Maximum Length Scale (mm)
	Maximum Cell Skewness 0.7
	Maximum Face Skewness 0.7
	Size Remeshing Interval
	Mesh Scale Info Use Defaults
OK Cancel Help	OK Cancel Help

a)

б)



в)

Рисунок 3.50 – Параметры методов деформации сеточной модели

Параметры настройки *Remeshing* метода деформации сетки указаны на рисунке 3.50,б, информация о максимальном и минимальном размерах ячеек сетки рассматриваемого примера представлена на рисунке 3.50,в.

Движение шестерен задано с помощью UDF, в которой прописаны центры и направления вращения шестерен, а также угловая скорость вращения. Текст UDF файла приведен ниже.

#include "udf.h"

DEFINE_CG_MOTION(gear1, dt, vel, omega, time, dtime)

{Domain *domain;

domain = Get_Domain(1);

omega[2]=100.0;}

DEFINE_CG_MOTION(gear2, dt, vel, omega, time, dtime)

{Domain *domain;

domain = Get_Domain(1);

omega[2]=-100.0;}

В тексте UDF файла: gear1, gear2 – название поверхностей профилей зубьев шестерен, для которых задается движение; omega[1], omega [2] – частота вращения в рад/с.

На рисунке 3.51 представлены области, к которым применяется условие деформации сетки (gear1 – профиль шестерни 1; gear2 – профиль шестерни 2; side_face1 и side_face2 – торцевые поверхности колодца шестерен). Поверхности side_face1 и side_face2 представлены на рисунке 3.52.



Рисунок 3.51 – Области, в которых происходит деформация сеточной модели



Рисунок 3.52 – Поверхности side_face1 и side_face2

Параметры настройки областей gear1 и gear2 приведены на рисунке 3.53,а и 3.53,б соответственно.

Dynamic Mesh Zones	
Zone Names	Dynamic Mesh Zones
zone ivanies	pear1
gear ·	gear2
Туре	side_face1
© Stationary	side_race2
Rigid Body	
System Coupling	
Motion Attributes Geometry Definition Meshin	g Options
Motion UDF/Profile	
gear 1:: libudt	
Center of Gravity Location	Center of Gravity Orientation
X (mm) 0	Theta_X (deg)
Y (mm) 66	Theta_Y (deg) 0
2 (mm) 10.5	Iheta_2 (deg) 0.02864789
Create Draw	Delete All Delete Close Help
	a)
Dynamic Mesh Zones	
Dynamic Mesh Zones	
Dynamic Mesh Zones Zone Names	Dynamic Mesh Zones
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2	Dynamic Mesh Zones
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear 2 Type	Dynamic Mesh Zones Gear 1 Gear 2 side face 1 side face 1
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear 2 Type Stationary	Dynamic Mesh Zones gear 1 gear 2 gear 2 side_face 1 side_face 2
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Rijd Body Defension	Dynamic Mesh Zones gear 1 gear 2 side_face 1 side_face 2
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Rigid Body Deforming User-Defined	Dynamic Mesh Zones
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Rigid Body Deforming User-Defined System Coupling	Dynamic Mesh Zones gear 1 gear 2 side_face 1 side_face2
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Rigid Body Deforming User Defined System Coupling	Dynamic Mesh Zones gear 1 gear 2 side_face 1 side_face 2
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Rigid Body Deforming User-Defined System Coupling	Dynamic Mesh Zones gear 1 gear 1 gear 2 side_face 1 side_face 2
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Kigid Body Deforming User -Defined System Coupling	Dynamic Mesh Zones gear1 gear2 side_face1 side_face2
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type © Stationary @ Rigid Body © Deforming © User-Defined © System Coupling Motion Attributes Geometry Definition Meshin	Dynamic Mesh Zones gear 1 gear 2 side_face 1 side_face 2 g Options
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Skijd Body Deforming User-Defined System Coupling Motion Attributes Geometry Definition Meshin Motion UDF/Profile	Dynamic Mesh Zones
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear 2 Type Stationary Rigid Body Deforming User-Defined System Coupling Motion Attributes Geometry Definition Meshin Motion UDF/Profile gear 2:libudf	Dynamic Mesh Zones gear 1 gear 2 side_face 1 side_face2 g Options
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear 2 Type Stationary Rigid Body Deforming User-Defined System Coupling Motion Attributes Geometry Definition Motion UDF/Profile gear 2::libudf Center of Gravity Location	Dynamic Mesh Zones gear 1 gear 1 side_face 1 side_face2 g Options
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Nojid Body Deforming User-Defined System Coupling Motion Attributes Geometry Definition Meshin Motion UDF/Profile gear2:sibudf Center of Gravity Location	Dynamic Mesh Zones gear 1 gear 2 side_face 1 side_face 2 g Options Center of Gravity Orientation
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Stationary Stationary Stationary Stationary Guser-Defined System Coupling Motion Attributes Geometry Definition Motion UDF/Profile gear2::libudf Center of Gravity Location X (mm) 0	Dynamic Mesh Zones gear 1 gear 2 side_face1 side_face2 g Options Center of Gravity Orientation Theta_X (deg) 0
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Skidi Body Deforming User-Defined System Coupling Motion Attributes Geometry Definition Meshin Motion UDF/Profile gear2::ibudf Center of Gravity Location X (mm)	Dynamic Mesh Zones gear1 gear2 side_face1 side_face2 g Options Center of Gravity Orientation Theta_X (deg) 0
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Rigid Body Deforming User-Defined System Coupling Motion Attributes Geometry Definition Meshin Motion UDF/Profile gear2::ibudf Center of Gravity Location X (mm) 0 Y (mm) 0	Dynamic Mesh Zones gear1 gear2 side_face1 side_face2 g Options Center of Gravity Orientation Theta_X (deg) 0 Theta_Y (deg) 0
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Rigid Body Deforming User-Defined System Coupling Motion Attributes Geometry Definition Meshin Motion UDF/Profile gear2:tibudf Center of Gravity Location X (mm) Q Y (mm) Q Z (mm) T10.5	Dynamic Mesh Zones gear 1 gear 2 side_face 1 side_face 2 g Options g Options Center of Gravity Orientation Theta_X (deg) 0 Theta_X (deg) 0 Theta_Z (deg) 0
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear 2	Dynamic Mesh Zones gear 1 gear 2 side_face1 side_face2 g Options Center of Gravity Orientation Theta_X (deg) 0 Theta_Y (deg) 0 Theta_Z (deg) 0.02864789
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Rigid Body Deforming User-Defined System Coupling Motion Attributes Geometry Definition Meshin Motion UDF/Profile gear2::libudf Center of Gravity Location X (mm) 0 Y (mm) 10.5	Dynamic Mesh Zones gear1 gear2 side_face1 side_face2 g Options g Options Center of Gravity Orientation Theta_X (deg) 0 Theta_Y (deg) 0 Theta_Z (deg) 0.02864789
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 ▼ Type Stationary ® Rigid Body © Deforming © User-Defined © System Coupling Motion Attributes Geometry Definition Meshin Motion UDF/Profile gear2::libudf ▼ Center of Gravity Location X (mm) 0 Y (mm) 0 Z (mm) 10.5 ■	Dynamic Mesh Zones gear 1 gear 2 side_face 1 side_face 2 g Options] Center of Gravity Orientation Theta_X (deg) 0 Theta_Y (deg) 0 Theta_Z (deg) -0.02864789
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Rigid Body Deforming User-Defined System Coupling Motion Attributes Geometry Definition Meshin Motion UDF/Profile gear2::libudf Center of Gravity Location X (mm) Y (mm) Z (mm) 10.5 Create Praw	Dynamic Mesh Zones gear 1 gear 2 side_face 1 side_face 2 g Options] Center of Gravity Orientation Theta_X (deg) 0 Theta_Y (deg) 0 Theta_Z (deg) 0.02864789
Dynamic Mesh Zones Zone Names gear2 Type Stationary Rigid Body Deforming System Coupling Motion Attributes Geometry Definition Meshin Motion UDF/Profile gear2::libudf Center of Gravity Location X (mm) Y (mm) 2 (mm) 10.5 Create Draw	Zynamic Mesh Zones gear1 gear2 side_face1 side_face2 g Options] Center of Gravity Orientation Theta_X (deg) 0 Theta_Y (deg) 0 Theta_Z (deg) -0.02864789

Рисунок 3.53 – Параметры настройки областей gear1 и gear2

Параметры областей side_face1 и side_face2 указаны на рисунке 3.54.

После проведения описанных операций по определению движения областей можно проверить их правильность. Для этого в меню *Dynamic Mesh* необходимо нажать на кнопку *Display Zone Motion*. Временной шаг в поле *Time Step* можно указать равным 5·10⁻⁶ с, количество шагов *Number of Steps* – 100.

Движение областей и перестраивание сеточной модели можно просмотреть с помощью *меню Preview Mesh Motion*. Для этого в меню *Dynamic Mesh* следует нажать на соответствующую кнопку, после чего откроется окно, изображенное на рисунке 3.55.



Рисунок 3.54 – Параметры областей side_face1 и side_face2: а – значения параметров деформации области side_face1;6 – значения скошенности элементов, а также их максимального и минимального размеров в области side_face1; в – значения параметров деформации в области side_face2; г – значения скошенности элементов, а также их максимального и минимального размеров в области side_face2 в области side_face2

Mesh Motion	×	
Time Current Mesh Time (s) 0.000116 Time Step Size (s) 0.00001	Options Display Mesh Save Picture Enable Autosave	
Number of Time Steps 10	Display Frequency 1	
Preview Apply Close Help		

Рисунок 3.55 – Окно меню настройки просмотра движения сетки

В поле значения величины шага по времени, *Time Step Size*, следует ввести величину порядка 5·10⁻⁶ с, количество шагов следует поставить равным 10...50. Данные величины выбираются из соображений обеспечения правильности перестраивания сетки в процессе. Если временной шаг выбран большим, то в процессе перестройки сетки будут возникать ее большие деформации, что в свою очередь будет приводить к созданию ячеек сетки с отрицательным объемом.

Если настройки методов деформации сеточной модели выполнены правильно, то далее можно переходить к настройкам метода решения. Для решения данной задачи используем схему решения *SIMPLE*. Все остальные параметры пространственной дискретизации *Spatial Discretization* для проведения начальных расчетов можно оставить по умолчанию (рисунок 3.56).

Для контроля решения на выходной из насоса поверхности настраиваем монитор. Настройка параметров показана на рисунке 3.57.
File Mesh Define Solve Adapt Surface Display Report Parallel Vi Problem Solution Solution Methods Pressure-Velocity Coupling Solution Pressure-Velocity Coupling Solution	GEAR PUM Parallel FLU	ENT@Calculator [3d, dp, pbns, dynamesh, rke, transie
Image:	<u>File M</u> esh D <u>e</u> fine <u>S</u> ol	ve <u>A</u> dapt S <u>u</u> rface <u>D</u> isplay <u>R</u> eport Para <u>l</u> lel <u>V</u>
Problem Setup Solution Methods General Models Models Pressure-Velocity Couping Materials Phases Cell Zone Conditions Scheme Boundary Conditions SiMPLE Boundary Conditions Spatial Discretization Mesh Interfaces Dynamic Mesh Dynamic Mesh Reference Values Solution Solution Controls Monitors Solution Controls Solution Initialization Calculation Activities Run Calculation First Order Upwind Results First Order Upwind Graphics and Animations First Order Implici Plots First Order Implici Reports Non-Iterative Time Advancement Frozen Flux Formulation High Order Term Relaxation High Order Term Relaxation Options	i 📂 🕶 🖬 🕶 🞯 🗐	Ŝ수��↗️�洗閒▾□▾
Delat	Problem Setup General Models Materials Phases Cell Zone Conditions Boundary Conditions Boundary Conditions Mesh Interfaces Dynamic Mesh Reference Values Solution Solution Methods Solution Methods Solution Initialization Calculation Activities Run Calculation Results Graphics and Animations Plots Reports	Solution Methods Pressure-Velocity Coupling Scheme SIMPLE Spatial Discretization Gradient Least Squares Cell Based Pressure Standard Momentum Second Order Upwind Turbulent Kinetic Energy First Order Upwind Turbulent Dissipation Rate First Order Upwind Transient Formulation First Order Implicit Non-Iterative Time Advancement Frozen Flux Formulation High Order Term Relaxation Options Default

Рисунок 3.56 – Настройка решателя

Surface Monitor			
Name	Report Type		
total_pressure	Flow Rate 🔹		
Options	Field Variable		
Print to Console Plot	Total Pressure		
Window 2 Curves Axes Write File Name d:/calculating/gear pump/calculate/succeses X Axis	Surfaces		
Iteration Get Data Every 1 Image: Constraint of the step rest of th	sde_face2 top wal_gear1 wal_niet wal_outet		
liingin surfaces New Surface ▼			
OK Cancel Help			

Рисунок 3.57 – Окно меню Monitors

Далее проводим стандартную инициализацию по входной поверхности. Однако осевую скорость (X velocity) в начальный момент времени следует обнулить (рисунок 3.58).

GEAR PUM Parallel FLU	UENT@Calculator [3d, dp, pbns, dynamesh, rke, trans
File Mesh Define So	olve Adapt Surface Display Report Parallel
📔 🕶 🖬 🗕 🖬	\$ ↔ @ @ ↗ ◎ 洗 唱 + □ +
Problem Setup General Models Materials Phases Cell Zone Conditions Boundary Conditions Mesh Interfaces Dynamic Mesh Reference Values Solution Solution Methods Solution Controls Monitors Solution Initialization Calculation Activities Run Calculation Results Graphics and Animations Plots Reports	Solution Initialization Initialization Methods Hybrid Initialization Standard Initialization Compute from pressure_inlet.5 Reference Frame Reference Frame Relative to Cell Zone Absolute Initial Values Gauge Pressure (pascal) 95000 X Velocity (m/s) 0 Y Velocity (m/s) 0 Turbulent Kinetic Energy (m2/s2) 0.04752304 Turbulent Dissipation Rate (m2/s3) 0.7623413 Initialize Reset DPM Sources Reset Statistics

Рисунок 3.58 – Окно меню Solution Initialization

Для описания одного полного оборота шестерен количество шагов для выбранной частоты вращения (100 рад/с) при временном шаге 1e-06 должно быть равным 62500 (рисунок 3.59).



Рисунок 3.59 – Окно настройки параметров решения

После введения значений всех необходимых параметров данного меню необходимо нажать на кнопку *Calculate*. Далее начинается процесс решения задачи (рисунок 3.60).



Рисунок 3.60 – Рабочее окно FLUENT в процессе расчета задачи

Обработку результатов можно вести как в самом FLUENT, так и в модуле ANSYSCFX-Post.

На рисунках 3.61 и 3.62 приведено расчетное поле распределения полного и статического давлений по всему расчетному объему.



Рисунок 3.61 – Распределение полного давления в расчетной области



Рисунок 3.62 – Распределение статического давления в расчетной области

Учебное издание

Родионов Леонид Валерьевич, Гафуров Салимжан Азатович

МОДЕЛИРОВАНИЕ РАБОЧЕГО ПРОЦЕССА ШЕСТЕРЕННОГО НАСОСА

Учебное пособие

Редактор Т.К. Кретинина Доверстка Е.С. Кочеулова

Подписано в печать 08.08.2015. Формат 60х84 1/16. Бумага офсетная. Печать офсетная. Печ. л. 7,25. Тираж 300 экз. Заказ . Арт. - Д2(5)/2015.

федеральное государственное автономное образовательное учреждение высшего образования «Самарский государственный аэрокосмический университет имени академика С. П. Королева (национальный исследовательский университет)» (СГАУ) 443086, Самара, Московское шоссе, 34.

Изд-во СГАУ. 443086, Самара, Московское шоссе, 34.

ДЛЯ ЗАМЕТОК

ДЛЯ ЗАМЕТОК