

УТВЕРЖДАЮ
Декан факультета

_____ Левихин А.А.

« ____ » _____ 20__

РАБОЧАЯ ПРОГРАММА ДИСЦИПЛИНЫ РАСЧЁТ И ПРОЕКТИРОВАНИЕ КАМЕР РАКЕТНЫХ ДВИГАТЕЛЕЙ

Направление/специальность подготовки	24.05.02 Проектирование авиационных и ракетных двигателей
Специализация/профиль/программа подготовки	Проектирование жидкостных ракетных двигателей
Уровень высшего образования	Специалитет
Форма обучения	Очная
Факультет	А Ракетно-космическая техника
Выпускающая кафедра	А8 ДВИГАТЕЛИ И ЭНЕРГОУСТАНОВКИ ЛЕТАТЕЛЬНЫХ АППАРАТОВ
Кафедра-разработчик рабочей программы	А8 ДВИГАТЕЛИ И ЭНЕРГОУСТАНОВКИ ЛЕТАТЕЛЬНЫХ АППАРАТОВ

КУРС	СЕМЕСТР	ОБЩАЯ ТРУДОЁМКОСТЬ (ЗАЧЕТНЫХ ЕДИНИЦ)	ЧАСЫ (по наличию видов занятий)									ВИД ПРОМЕЖУТОЧНОГО КОНТРОЛЯ
			ОБЩАЯ ТРУДОЁМКОСТЬ	АУДИТОРНЫЕ ЗАНЯТИЯ				САМОСТОЯТЕЛЬНАЯ РАБОТА				
				ВСЕГО	ЛЕКЦИИ	ЛАБОРАТОРНЫЙ ПРАКТИКУМ	ПРАКТИЧЕСКИЕ ЗАНЯТИЯ	ВСЕГО	КУРСОВОЙ ПРОЕКТ	КУРСОВАЯ РАБОТА	ДРУГИЕ ВИДЫ САМОСТ. РАБОТЫ	
4	7	4	144	102	68	0	34	42	0	0	42	ЭКЗ.
4	8	3	108	34	0	0	34	74	36	0	38	зач.
ВСЕГО		7	252	136	68	0	68	116	36	0	80	

ЛИСТ СОГЛАСОВАНИЯ

РАБОЧАЯ ПРОГРАММА СОСТАВЛЕНА В СООТВЕТСТВИИ С ТРЕБОВАНИЯМИ ФЕДЕРАЛЬНОГО
ГОСУДАРСТВЕННОГО ОБРАЗОВАТЕЛЬНОГО СТАНДАРТА ВЫСШЕГО ОБРАЗОВАНИЯ (ФГОС ВО)

24.05.02 Проектирование авиационных и ракетных двигателей

год набора группы: 2026

Программу составил:

Кафедра А8 ДВИГАТЕЛИ И ЭНЕРГОУСТАНОВКИ ЛЕТАТЕЛЬНЫХ АППАРАТОВ
Левихин Артем Алексеевич, к.т.н., доцент, декан

Программа рассмотрена
на заседании кафедры-разработчика
рабочей программы **А8 ДВИГАТЕЛИ И ЭНЕРГОУСТАНОВКИ ЛЕТАТЕЛЬНЫХ АППАРАТОВ**

Заведующий кафедрой Саваровский А.А., к.т.н.

Программа рассмотрена
на заседании выпускающей кафедры

А8 ДВИГАТЕЛИ И ЭНЕРГОУСТАНОВКИ ЛЕТАТЕЛЬНЫХ АППАРАТОВ

Заведующий кафедрой Саваровский А.А., к.т.н.

**РАБОЧАЯ ПРОГРАММА ДИСЦИПЛИНЫ
РАСЧЁТ И ПРОЕКТИРОВАНИЕ КАМЕР РАКЕТНЫХ ДВИГАТЕЛЕЙ**

Разделы рабочей программы

1. ЦЕЛИ ОСВОЕНИЯ ДИСЦИПЛИНЫ
2. МЕСТО ДИСЦИПЛИНЫ В СТРУКТУРЕ ООП ВО
3. СТРУКТУРА И СОДЕРЖАНИЕ ДИСЦИПЛИНЫ
4. ФОРМЫ КОНТРОЛЯ ОСВОЕНИЯ ДИСЦИПЛИНЫ
5. УЧЕБНО-МЕТОДИЧЕСКОЕ И ИНФОРМАЦИОННОЕ ОБЕСПЕЧЕНИЕ ДИСЦИПЛИНЫ
6. МАТЕРИАЛЬНО-ТЕХНИЧЕСКОЕ ОБЕСПЕЧЕНИЕ ДИСЦИПЛИНЫ

Приложения к рабочей программе дисциплины

- Приложение 1. Аннотация рабочей программы
- Приложение 2. Технологии и формы обучения
- Приложение 3. Фонды оценочных средств

1. ЦЕЛИ ОСВОЕНИЯ ДИСЦИПЛИНЫ

Целью освоения дисциплины является формирование следующих компетенций:

ПК-1 — Способен разрабатывать проектную и рабочую конструкторскую документацию на ракетно-космическую технику и их составные элементы

ПК-2 — Способен разрабатывать эскизный (технический) проект (аванпроект) по созданию (модернизации) жидкостных ракетных двигателей и их составных элементов

Формированию компетенций служит достижение следующих результатов образования:

ПК-1

знания:

- основные теоретические и практические понятия и сведения, которые относятся к расчету и проектированию камер ракетных двигателей;

- общие вопросы теории организации рабочих процессов в камерах ракетных двигателей;

- основные факторы, влияющие на конструкцию камеры РД;;

умения:

- разрабатывать конструкторскую документацию;;

навыки:

- применение современных средств автоматизированного проектирования для оформления конструкторской документации;.

ПК-2

знания:

- связь основных энергетических параметров ракетного двигателя;

- общие вопросы теории организации рабочих процессов в камерах ракетных двигателей;

- существующие типы и формы камер РД, их достоинства и недостатки;;

умения:

- анализ факторов, влияющих на выбор типа и формы камер РД

- определять термогазодинамические, массогабаритные и энергетические характеристики камеры ракетного двигателя;

навыки:

- разработки различных вариантов конструкции камер РД;

- проведение расчетов системы охлаждения камеры ракетного двигателя;

- проведения термогазодинамических, массогабаритных и энергетических характеристик камер ракетного двигателя.

2. МЕСТО ДИСЦИПЛИНЫ В СТРУКТУРЕ ООП ВО

Дисциплина **РАСЧЁТ И ПРОЕКТИРОВАНИЕ КАМЕР РАКЕТНЫХ ДВИГАТЕЛЕЙ** является дисциплиной **обязательной части блока 1** программы подготовки по направлению 24.05.02 *Проектирование авиационных и ракетных двигателей*.

Содержание дисциплины является логическим продолжением дисциплин: **ВВЕДЕНИЕ В СПЕЦИАЛЬНОСТЬ, ТЕОРИЯ РАКЕТНЫХ ДВИГАТЕЛЕЙ**.

Содержание дисциплины является основой для освоения дисциплин: **ПРОЕКТИРОВАНИЕ ЭНЕРГОУСТАНОВОК НАЗЕМНОГО ПРИМЕНЕНИЯ НА БАЗЕ РД, ПОДГОТОВКА К ПРОЦЕДУРЕ ЗАЩИТЫ И ЗАЩИТА ВЫПУСКНОЙ КВАЛИФИКАЦИОННОЙ РАБОТЫ, ПРЕДДИПЛОМНАЯ ПРАКТИКА**.

Предварительные компетенции, сформированные у обучающегося до начала изучения дисциплины:

- ОПК-7 — Способен критически и системно анализировать достижения отрасли двигателестроения и энергетической техники и способы их применения в профессиональном контексте
- ПК-5 — Способен проводить расчёты процессов в ракетных двигателях, прочности и надёжности изделий и их составных элементов
- ПК-6 — Способен проводить поиск, систематизировать и анализировать информацию по конструктивным и схемным решениям существующей ракетно-космической техники и их элементов

3. СТРУКТУРА И СОДЕРЖАНИЕ ДИСЦИПЛИНЫ

Общая трудоемкость дисциплины составляет 7 з.е., 252 ч.

3.1. Содержание (дидактика) дисциплины

КУРС	СЕМЕСТР	Наименование разделов и дидактических единиц	ВСЕГО	Аудиторные занятия в контактной форме			Самостоятельная работа студентов	Формируемая компетенция, %	
				ВСЕГО	Лекции	Практические занятия		ПК-1	ПК-2
4	7	Раздел 1. Связь схемного решения двигателя и внутрикамерных процессов. 1.1. Общие положения связи внутрикамерных процессов и схемы двигательной установки. Стадии процесса преобразования топлива. 1.2. Кинетическое и диффузионное горение. Кривые преобразования и кривые выгорания.	6	4	4	0	2	10	10
4	7	Раздел 2. Впрыск компонентов топлива. 2.1. Классификация способов впрыска и распыливания. 2.2. Струйные форсунки (однокомпонентные для сжимаемой и несжимаемой жидкости, двухкомпонентные газожидкостные форсунки). 2.3. Центробежные форсунки (однокомпонентные и двухкомпонентные). 2.4. Регулируемые форсунки. Особенности расчета и проектирования.	36	26	12	14	10	10	10
4	7	Раздел 3. Распыление и дробление топлива. 3.1. Физические основы первичного дробления. Количественная оценка параметров первичного дробления. Спектры распыливания. 3.2. Физические основы вторичного дробления. Количественная оценка параметров вторичного дробления.	18	12	6	6	6	10	10
4	7	Раздел 4. Процессы прогрева и испарения капель. 4.1. Особенности испарения в условиях теплонапряженных конструкций. Основные соотношения теплообмена. 4.2. Распределение тепла, получаемого каплей. Определение максимальной температуры капли. 4.3. Оценка времен испарения и прогрева капли. 4.4. Теплообменные формулы при условии движения капли.	10	8	8	0	2	10	10
4	7	Раздел 5. Смесеобразование и организация рабочего процесса в камере сгорания РД. 5.1. Сущность процесса смесеобразования. Требования к системе смесеобразования. Смесительный элемент. Основные понятия об устойчивости процессов в КС. 5.2. Компоновка форсуночных головок различных схем. 5.3. Определение геометрических параметров камер. Формы камер сгорания. 5.4. Приближенное определение величины расходного комплекса (геометрический и вероятностный способы). Аналитический расчет начального смесеобразования. Методика расчета камер сгорания.	26	18	12	6	8	10	10
4	7	Раздел 6. Рабочие процессы в газогенераторах. 6.1. Особенности процессов в восстановительных и окислительных газогенераторах. Расчет параметров ГТ различных типов.	6	4	4	0	2	10	10
4	7	Раздел 7. Особенности рабочих процессов в ВРД. 7.1. Ламинарное и турбулентное распространение пламени, его характеристики и особенности. Объемное горение однородной смеси. Стабилизация процесса горения. 7.2. Основы организации рабочего процесса в ГТУ и ВРД. Характеристики работы камер сгорания. Методика расчета камер сгорания.	8	6	6	0	2	10	10
4	7	Раздел 8. Теплообмен в ракетных двигателях. 8.1. Особенности и условия теплообмена в камерах РД. Способы организации защиты стенок РД. Влияние на температуру стенок различных факторов. Общая схема теплообмена в РД. 8.2. Конвективный теплообмен. Общие положения. Интегральные соотношения в пограничном слое. Методика В.М.Ивлева, расчета пограничных слоев; Определение конвективного теплового потока. Пересчет тепловых потоков. 8.3. Лучистый теплообмен в камере РД. Особенности лучистого теплообмена. Расчет лучистых тепловых потоков при наличии и отсутствии пристеночного слоя. 8.4. Теплопередача к охлаждающей жидкости. Основные закономерности теплопередачи к охлаждающей жидкости. Интенсификация теплообмена в охлаждающем тракте. 8.5. Общая методика расчета охлаждения камер ракетных двигателей.	34	24	16	8	10	10	10
Всего за 7 семестр			144	102	68	34	42	80	80
4	8	Раздел 9. Дополнительные способы защиты стенок камеры двигателя. 9.1. Термостойкие покрытия. 9.2. Аблярующие покрытия. 9.3. Емкостное охлаждение. 9.4. Наружное радиационное охлаждение.	66	22	0	22	44	10	10
4	8	Раздел 10. Завесное охлаждение. 10.1. Методы и способы организации завесного охлаждения. Методики расчета. Эффективность завесного охлаждения.	42	12	0	12	30	10	10
Всего за 8 семестр			108	34	0	34	74	20	20
Всего по дисциплине			252	136	68	68	116	100	100

3.2. Аудиторный практикум

№ п/п	Номер и наименование раздела дисциплины	Тема практического занятия	Объем, ауд. часов
1	Раздел 2. Впрыск компонентов топлива.	Определение параметров струйной форсунки.	6
2		Определение параметров центробежной форсунки.	8
3	Раздел 3. Распыление и дробление топлива.	Количественная оценка параметров первичного и вторичного дробления.	6
4	Раздел 5. Смесеобразование и организация рабочего процесса в камере сгорания РД.	Геометрический способ определения величины ожидаемого расходного комплекса.	6
5	Раздел 8. Теплообмен в ракетных двигателях.	Общая методика расчета охлаждения камер ракетных двигателей.	8
Всего за 7 семестр			34
6	Раздел 9. Дополнительные способы защиты стенок камеры двигателя.	Термостойкие и аблярующие покрытия камер РД.	12
7		Емкостное и наружное радиационное охлаждение камер РД.	10
8	Раздел 10. Завесное охлаждение.	Организация завесного охлаждения камер РД.	12
Всего за 8 семестр			34

3.3. Самостоятельная работа студента (СРС)

№ п/п	Номер и наименование раздела дисциплины	Содержание учебного задания	Объем, часов
1	Раздел 1. Связь схемного решения двигателя и внутрикамерных процессов.	Углубленная проработка разделов курса по конспектам лекций и рекомендуемой литературе	2
2		Углубленная проработка разделов курса по рекомендуемой литературе	2
3	Раздел 2. Впрыск компонентов топлива.	Проработка материалов практических занятий	8
4		Углубленная проработка разделов курса по рекомендуемой литературе	2
5	Раздел 3. Распыление и дробление топлива.	Проработка материалов практических занятий	4
6		Углубленная проработка разделов курса по рекомендуемой литературе	2
7	Раздел 4. Процессы прогрева и испарения капель.	Углубленная проработка разделов курса по рекомендуемой литературе	2
8		Проработка материалов практических занятий	6
9	Раздел 5. Смесеобразование и организация рабочего процесса в камере сгорания РД.	Углубленная проработка разделов курса по рекомендуемой литературе	2
10		Углубленная проработка разделов курса по конспектам лекций и рекомендуемой литературе	2

11	Раздел 8. Теплообмен в ракетных двигателях.	Углубленная проработка разделов курса по рекомендуемой литературе	10
Всего за 7 семестр			42
12	Раздел 9. Дополнительные способы защиты стенок камеры двигателя.	Выполнение этапов курсового проекта	24
13		Углубленная проработка разделов курса по конспектам лекций и рекомендуемой литературе	20
14		Выполнение этапов курсового проекта	12
15	Раздел 10. Завесное охлаждение.	Углубленная проработка разделов курса по конспектам лекций и рекомендуемой литературе	18
Всего за 8 семестр			74

3.4. Курсовой проект

СОДЕРЖАНИЕ ЭТАПА	ПЕРИОД ИСПОЛНЕНИЯ (недели семестра)	ПЛАНИРУЕМОЕ ВРЕМЯ (час)
Этап 1. Раздел 1. Анализ исходных данных 1.1. Физико-химические, энергетические, эксплуатационные и экологические характеристики топливных компонентов и топлива в целом. 1.2. Обоснование назначения двигателя, его общих особенностей. 1.3. Специфика характеристик, экспериментальной доводки и эксплуатации РД, обусловленная назначением двигателя и характеристиками топлива. 1.4. Сводная характеристика технических требований к разрабатываемому двигателю. 1 - 4 5	1 - 4	5
Этап 2. 2.1 Выбор и обоснование пневмо-гидравлической схемы РД (ПГС). 2.2. Описание ПГС: системный состав; особенности систем питания РД топливными компонентами; агрегатный состав и общая характеристика систем наддува, зажигания, контроля и регулирования режимных (тяги, km) параметров двигателя. 2.3. Совместная работа агрегатов двигателя и систем на стадиях запуска, установившегося режима, отключения. 2.4. Дополнительные сведения	5 - 9	5
Этап 3. Раздел 3. Энергетический расчёт 3.1 Выбор типа генераторного газа, обоснование «RT». 3.2 Методика расчета (математическая модель). 3.3. Результаты расчета расходных, барометрических и энергетических характеристик.	10 - 15	5
Этап 4. Раздел 4. ПРОЕКТИРОВАНИЕ КАМЕРЫ (расчетно-конструкторские материалы) 4.1. Исходные данные для проектирования камеры. 4.2. Определение объема и характерных размеров камеры сгорания. 4.3. Определение проходных сечений и профилирование сопла.	1 - 5	5
Этап 4. Раздел 4. ПРОЕКТИРОВАНИЕ КАМЕРЫ (расчетно-конструкторские материалы) 4.4. Расчет системы охлаждения камеры. 4.5. Расчет гидравлических сопротивлений, проходных сечений трубопроводов и сечений коллекторов тракта.	6 - 9	5
Этап 4. Раздел 4. ПРОЕКТИРОВАНИЕ КАМЕРЫ (расчетно-конструкторские материалы) 4.6. Проектирование форсуночной головки: 4.6.1. Выбор и обоснование способа смещения, типа форсунок, расчет характеристик форсунок. 4.6.2. Расчет распределения топливных компонентов по сечению камеры (ядро – геометрическим, пристенок – вероятностным способом). 4.7. Номенклатура конструкционных материалов (применительно к камере в целом) 4.8. Поверочный расчет камеры на прочность. 4.9 Расчет дроссельной и высотной характеристик камеры.	10 - 15	5
Этап 5. Раздел 5. Выполнение графической части	1 - 15	6
Всего за 8 семестр		36

4. ФОРМЫ КОНТРОЛЯ ОСВОЕНИЯ ДИСЦИПЛИНЫ

СЕМЕСТР	НЕДЕЛИ СЕМЕСТРА																
	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14	15	16	17
7			Колл	КП		ДР			КП	ДР			Колл		КП, Тест, Колл	ДР	Вопр. Экз
8					КП	ДР			КП	ДР					КП	ДР	Вопр. Зач, зач.

Условные обозначения:

- ДР – диагностическая работа;
- Колл – коллоквиум;
- КП – курсовой проект;
- Тест – тест;
- Вопр. Экз – вопросы к экзамену;
- Вопр. Зач – вопросы к зачету;
- зач. – зачет.

Текущий контроль успеваемости студентов проводится в дискретные временные интервалы в следующих формах:

- диагностическая работа;
- коллоквиум;
- курсовой проект;
- тест;
- вопросы к экзамену;
- вопросы к зачету.

Промежуточная аттестация проводится в формах:

- экзамен;
- зачет.

5. УЧЕБНО-МЕТОДИЧЕСКОЕ И ИНФОРМАЦИОННОЕ ОБЕСПЕЧЕНИЕ ДИСЦИПЛИНЫ

5.1. Основная литература по дисциплине:

1. И. Н. Гречух, Л. И. Гречух. . Жидкостные ракетные двигатели. Омск: ОмГТУ, 2017, эл. рес.
2. М. В. Добровольский. . Жидкостные ракетные двигатели. Основы проектирования. М.: Изд-во МГТУ им. Н. Э. Баумана, 2016, эл. рес.
3. М. В. Добровольский. Жидкостные ракетные двигатели. Основы проектирования. М.: Изд-во МГТУ им. Баумана. Золотая коллекция, 2016, эл. рес.
4. Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. . Проектирование внутрикамерных процессов и охлаждение двигателей. СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2011, эл. рес.
5. Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. . Внутрикамерные процессы в жидкостных ракетных двигателях. СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2014, 24 экз.
6. Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. . Внутрикамерные процессы в жидкостных ракетных двигателях. СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2014, эл. рес.
7. Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. Проектирование внутрикамерных процессов и охлаждение двигателей. СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2011, 30 экз.

5.2. Дополнительная литература по дисциплине:

не требуется.

5.3. Периодические издания:

не требуются.

5.4. Перечень ресурсов информационно-телекоммуникационной сети "Интернет", необходимых для освоения дисциплины, электронные библиотечные системы:

1. <http://library.voenmeh.ru/jirbis2> — Фундаментальная библиотека БГТУ «ВОЕНМЕХ» им. Д.Ф. Устинова;
2. <http://e.lanbook.com> — ЭБС Лань;
3. <https://urait.ru> — Главная – Образовательная платформа Юрайт. Для вузов и ссузов..

Современные профессиональные базы данных:

1. <https://rusneb.ru> – Национальная электронная библиотека (НЭБ);
2. <https://cyberleninka.ru/> - Научная электронная библиотека «Киберленинка»;
<http://www.rfbr.ru/rffi/ru/library> - Полнотекстовая электронная библиотека Российского фонда фундаментальных исследований.

Информационные справочные системы:

1. Техэксперт – Информационный портал технического регулирования: Нормы, правила, стандарты РФ;
2. http://library.voenmeh.ru/jirbis2/index.php?option=com_irbis&view=irbis&Itemid=457 - БД ГОСТов собственной генерации БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова;
3. <http://www.consultant.ru/>- КонсультантПлюс- информационный портал правовой информации.

5.5. Программное обеспечение:

не требуется.

5.6. Информационные технологии:

взаимодействие с обучающимися посредством ЭИОС Moodle БГТУ «ВОЕНМЕХ» им. Д.Ф. Устинова.

6. МАТЕРИАЛЬНО-ТЕХНИЧЕСКОЕ ОБЕСПЕЧЕНИЕ ДИСЦИПЛИНЫ

6.1. Лекционные занятия:

специализированные требования по оборудованию отсутствуют; аудитория с посадочными местами по количеству студентов; доска.

6.2. Практические занятия:

1. Плакаты принципиальных схем различных РД;
2. Плакаты с изображением конструктивных схем элементов РД общего и специального назначения;
3. Атлас конструкции ЖРД под ред. Глушко В.П.;
4. Препарированные натурные образцы отдельных элементов РД..

6.3. Прочее:

1. рабочее место преподавателя, оснащенное компьютером с доступом в Интернет;
2. рабочие места студентов, оснащенные компьютерами с доступом в Интернет, предназначенные для работы в электронной образовательной среде.

Аннотация рабочей программы

Дисциплина **РАСЧЁТ И ПРОЕКТИРОВАНИЕ КАМЕР РАКЕТНЫХ ДВИГАТЕЛЕЙ** является дисциплиной **обязательной части блока 1** программы подготовки по направлению *24.05.02 Проектирование авиационных и ракетных двигателей*. Дисциплина реализуется на факультете А Ракетно-космическая техника БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д.Ф. Устинова кафедрой А8 ДВИГАТЕЛИ И ЭНЕРГОУСТАНОВКИ ЛЕТАТЕЛЬНЫХ АППАРАТОВ.

Дисциплина нацелена на формирование *компетенций*:

ПК-1 Способен разрабатывать проектную и рабочую конструкторскую документацию на ракетно-космическую технику и их составные элементы;

ПК-2 Способен разрабатывать эскизный (технический) проект (аванпроект) по созданию (модернизации) жидкостных ракетных двигателей и их составных элементов.

Содержание дисциплины охватывает круг вопросов, связанных с внутрикамерными процессами, протекающими в ракетных двигателях. Изучаются процессы впрыска, распыления и дробления компонентов топлива, прогрев и испарение образовавшихся капель, процессы смесеобразования, рассматриваются особенности процессов горения в ЖРД, ВРД, а также колебания в камерах сгорания. Большое внимание уделяется вопросам охлаждения теплонапряженных элементов конструкции камер ракетных двигателей.

Программой дисциплины предусмотрены следующие **виды контроля**:

Текущий контроль успеваемости студентов проводится в дискретные временные интервалы в следующих формах:

- диагностическая работа;
- коллоквиум;
- курсовой проект;
- тест;
- вопросы к экзамену;
- вопросы к зачету.

Промежуточная аттестация проводится в формах:

- экзамен;
- зачет.

Общая трудоемкость освоения дисциплины составляет 7 з.е., 252 ч. Программой дисциплины предусмотрены лекционные занятия (**68 ч.**), практические занятия (**68 ч.**), самостоятельная работа студента (**116 ч.**).

ТЕХНОЛОГИИ И ФОРМЫ ОБУЧЕНИЯ

Рекомендации по освоению дисциплины для студента

Трудоемкость освоения дисциплины составляет 252 ч., из них 136 ч. аудиторных занятий, и 116 ч., отведенных на самостоятельную работу студента.

Рекомендации по распределению учебного времени по видам самостоятельной работы и разделам дисциплины приведены в таблице.

Контроль освоения дисциплины производится в соответствии с Положением о текущем, рубежном контроле успеваемости и промежуточной аттестации обучающихся.

Формы контроля и критерии оценивания приведены в приложении 3 к Рабочей программе.

Наименование работы	Рекомендуемая литература	Трудоемкость, час.
Раздел 1. Связь схемного решения двигателя и внутрикамерных процессов.		
Углубленная проработка разделов курса по конспектам лекций и рекомендуемой литературе	И. Н. Гречух, Л. И. Гречух. . Жидкостные ракетные двигатели: Омск: ОмГТУ, 2017 (1) Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. . Внутрикамерные процессы в жидкостных ракетных двигателях: СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2014 (1,8,9)	2
Итого по разделу 1		2
Раздел 2. Впрыск компонентов топлива.		
Углубленная проработка разделов курса по рекомендуемой литературе	М. В. Добровольский. . Жидкостные ракетные двигатели. Основы проектирования: М.: Изд-во МГТУ им. Н. Э. Баумана, 2016 (3) Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. . Внутрикамерные процессы в жидкостных ракетных двигателях: СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2014 (2)	2
Проработка материалов практических занятий		8
Итого по разделу 2		10
Раздел 3. Распыление и дробление топлива.		
Углубленная проработка разделов курса по рекомендуемой литературе	Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. . Внутрикамерные процессы в жидкостных ракетных двигателях: СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2014 (2)	2
Проработка материалов практических занятий		4
Итого по разделу 3		6
Раздел 4. Процессы прогрева и испарения капель.		
Углубленная проработка разделов курса по рекомендуемой литературе	Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. . Внутрикамерные процессы в жидкостных ракетных двигателях: СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2014 (2)	2
Итого по разделу 4		2
Раздел 5. Смесеобразование и организация рабочего процесса в камере сгорания РД.		
Углубленная проработка разделов курса по рекомендуемой литературе	Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. . Внутрикамерные процессы в жидкостных ракетных двигателях: СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2014 (5)	2
Проработка материалов практических занятий	М. В. Добровольский. Жидкостные ракетные двигатели. Основы проектирования: М.: Изд-во МГТУ им. Баумана. Золотая коллекция, 2016 (3)	6
Итого по разделу 5		8
Раздел 6. Рабочие процессы в газогенераторах.		
Углубленная проработка разделов курса по рекомендуемой литературе	М. В. Добровольский. . Жидкостные ракетные двигатели. Основы проектирования: М.: Изд-во МГТУ им. Н. Э. Баумана, 2016 (3,5)	2
Итого по разделу 6		2
Раздел 7. Особенности рабочих процессов в ВРД.		
Углубленная проработка разделов курса по конспектам лекций и рекомендуемой литературе	Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. . Внутрикамерные процессы в жидкостных ракетных двигателях: СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2014 (3)	2
Итого по разделу 7		2
Раздел 8. Теплообмен в ракетных двигателях.		
Углубленная проработка разделов курса по рекомендуемой литературе	Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. . Внутрикамерные процессы в жидкостных ракетных двигателях: СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2014 (4) Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. . Проектирование внутрикамерных процессов и охлаждение двигателей: СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2011 (1-6)	10
Итого по разделу 8		10
Раздел 9. Дополнительные способы защиты стенок камеры двигателя.		
Выполнение этапов курсового проекта	Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. . Проектирование внутрикамерных процессов и охлаждение двигателей: СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2011 (7)	24
Углубленная проработка разделов курса по конспектам лекций и рекомендуемой литературе	Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. . Внутрикамерные процессы в жидкостных ракетных двигателях: СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2014 (4)	20
Итого по разделу 9		44
Раздел 10. Завесное охлаждение.		
Выполнение этапов курсового проекта	Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. Проектирование внутрикамерных процессов и охлаждение двигателей: СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2011 (8)	12
Углубленная проработка разделов курса по конспектам лекций и рекомендуемой литературе		18

литературе	Ю. Н. Филимонов, Ю. В. Анискевич. . Внутрикамерные процессы в жидкостных ракетных двигателях: СПб.БГТУ "ВОЕНМЕХ" им. Д. Ф. Устинова, 2014 (4)	
Итого по разделу 10		30

ФОНД ОЦЕНОЧНЫХ СРЕДСТВ

Фонд оценочных средств, позволяющие оценить результаты обучения по данной дисциплине, включают в себя:

- диагностическая работа
- коллоквиум;
- вопросы к экзамену;
- тест;
- вопросы к зачету;
- курсовой проект;
- экзамен;
- зачет.

Критерии оценивания

Диагностическая работа

Диагностическая работа проводится в форме теста в ЭИОС Moodle:

- при правильном ответе менее чем на 60% вопросов - не аттестация;
- при правильном ответе на 60% вопросов и более - аттестация.

Коллоквиум

Проходит в форме ответов обучающихся на вопросы преподавателя. При ответе на вопросы оценивается полнота и правильность ответов. Вопросы коллоквиума размещены в УМК дисциплины.

Вопросы к экзамену

1. Способы распыливания жидкостей.
2. Общие понятия о струйных форсунках.
3. Расчет струйной форсунки для несжимаемой жидкости.
4. Расчет струйной форсунки для сжимаемой жидкости.
5. Расчет двухкомпонентных струйных форсунок.
6. Определение W_a для центробежной форсунки.
7. Анализ коэффициента расхода центробежной форсунки.
8. Угол распыла центробежной форсунки.
9. Двухкомпонентные центробежные форсунки внешнего смещения.
10. Двухкомпонентные центробежные форсунки внешнего смещения.
11. Первичное дробление: общие понятия.
12. Первичное дробление: спектры распыливания.
13. Вторичное дробление: скорость деформации и торможение капли в потоке.
14. Общие закономерности теплообмена капли в потоке газа.
15. Общие понятия внутрикамерной неустойчивости.
16. Ламинарное и турбулентное горение воздушно-газовой смеси.
17. Статистический метод определения ρ .
18. Вероятностный способ определения $K_{ш}$ и g .
19. Формы камер сгорания.
20. Определение кривой выгорания при определяющем процессе «испарения».
21. Смесительный элемент. Типы смесительных элементов.
22. Принцип компоновки форсуночной головки для схемы «Г+Г».
23. Принцип компоновки форсуночной головки для схемы «Г+Ж».
24. Принцип выбора числа камер в ДУ.
25. Определение длины камеры сгорания.
26. Определение диаметра камеры сгорания.
27. Принципы компоновки форсуночных головок для «Ж+Ж».
28. Геометрический способ определения $K_{п}$ и g .
29. Построение зависимости $p=p(a)$ при $a=var$.
30. Общие принципы первоначального смесеобразования.
31. Аналитический расчет процессов на начальном участке камеры сгорания.
32. Определение диаметра камеры сгорания.
33. Наружное радиационное охлаждение.
34. Емкостное охлаждение.
35. Определение конвективного теплового потока.
36. Влияние числа Pr на теплообмен.
37. Исходные уравнения газодинамической теории теплообмена.
38. Пересчет тепловых потоков.
39. Определение лучистого теплового потока от газа в стенку.
40. Сведение интегрального соотношения энергии к квадратурам.
41. Интегральные соотношения импульсов и энергий.
42. Термостойкие покрытия.
43. Определение постоянной интегрирования в выражении для Z .
44. Общая схема теплообмена в РД.
45. Способы интенсификации теплообмена в охлаждающем тракте.
46. Принципы завесного охлаждения.
47. Меры замыкания системы интегральных соотношений.
48. Условия работы внутренних стенок и факторы, влияющие на величину тепловых потоков.

Тест

Тест включает в себя вопросы с выбором правильного ответа. Тест считается сданным при правильном выборе ответа не менее чем на 7 вопросов. Тестовое задание размещено в УМК дисциплины.

Вопросы к зачету

1. Диффузионное и кинетическое горение
2. Кривые преобразования и кривая выгорания топлива
3. Однокомпонентные струйные форсунки для несжимаемой жидкости

4. Однокомпонентная струйная форсуна для сжимаемой жидкости
5. Двухкомпонентные газо-жидкостные струйные форсунки
6. Физическая картина работы центробежной форсунки
7. Определение расхода через центробежную форсунку
8. Влияние конструктивных факторов на работу центробежной форсунки
9. Двухкомпонентные центробежные форсунки с внешним смещением
10. Двухкомпонентные форсунки с внутренним смещением
11. Регулируемые форсунки
12. Физические основы процесса распыла
13. Спектры распыливания капель по диаметрам
14. Физические основы вторичного дробления
15. Скорость и время деформации капли
16. Торможение капли в потоке
17. Особенности условий испарения в ЖРД
18. Основные соотношения тепломассообмена
19. Общие теплообменные соотношения для капли
20. Оценка времени прогрева и испарения в условиях ЖРД
21. Ламинарное распространение пламени в однородной смеси
22. Турбулентное распространение пламени
23. Объемное горение однородной смеси
24. Стабилизация процесса горения
25. Понятие о колебательных процессах в камерах двигателей
26. Смесительный элемент. Типы смесительных элементов
27. Компоновка головок ЖРД
28. Приблизительные определения β гол
29. Определение потерь на завесу
30. Давление в камере Рк и размеры камеры
31. Форма камер сгорания
32. Выбор числа камер в ДУ
33. Геометрический способ определения g и K_m
34. Вероятностный метод определения соотношения компонентов
35. Однокаскадный восстановительный газогенератор
36. Двухкаскадные восстановительные газогенераторы
37. Однокаскадный окислительный газогенератор
38. Двухкаскадный окислительный газогенератор
39. Особенности внутрикамерных процессов в ГТУ и ВРД
40. Классификация камер сгорания ГТУ и ВРД
41. Наружное радиационное охлаждение.
42. Емкостное охлаждение.
43. Определение конвективного теплового потока.
44. Исходные уравнения газодинамической теории теплообмена.
45. Интегральные соотношения импульсов и энергий
46. Термостойкие покрытия.
47. Общая схема теплообмена в РД.
48. Способы интенсификации теплообмена в охлаждающем тракте.
49. Принципы завесного охлаждения.
50. Определение лучистого теплового потока от газа в стенку.

Курсовой проект

Курсовой проект представляется в печатном виде в формате, соответствующим «Положению по содержанию, оформлению, организации выполнения и защиты курсовых проектов и курсовых работ» БГТУ. СМК-П-4.2-12» от 24 ноября 2015 г. Защита курсового проекта проходит в форме доклада студента по выполненной работе и ответов на вопросы преподавателя. При ответе на вопросы оценивается полнота и правильность ответов.

Оценка «удовлетворительно»: степень полноты ответа 40-60% по каждому вопросу.

Оценка «хорошо»: степень полноты ответа 60-80% по каждому вопросу.

Оценка «отлично»: степень полноты ответа более 80% по каждому вопросу.

Основаниями для снижения оценки за курсовой проект могут служить:

- небрежное выполнение,
 - низкое качество графического материала (неверный выбор масштаба чертежей, отсутствие указания единиц измерения на графиках),
 - незначительные ошибки, при ответах на теоретические вопросы.
- Курсовой проект не может быть принят и подлежит переработке в случае:
- несоответствия заданию на курсовое проектирование;
 - отсутствия необходимых разделов;
 - отсутствия необходимого графического материала;
 - некорректной обработки результатов вычислений;
 - оформление не соответствует требованиям «Положению по содержанию, оформлению, организации выполнения и защиты курсовых проектов и курсовых работ БГТУ. СМК- П-4.2-12» от 24 ноября 2015 г.

Экзамен (семестр 7)

В экзаменационном билете три вопроса. Оценивается полнота и правильность ответа по билету.

Оценка «удовлетворительно»: полнота ответа на вопросы билета: 50-70% по каждому вопросу.

Оценка «хорошо»: полнота ответа на вопросы билета: не менее 70% по каждому вопросу.

Оценка «отлично»: полнота ответа на вопросы билета: не менее 80% по каждому вопросу, ответы на 2-3 дополнительных вопроса из списка со степенью полноты ответа не менее 50% по каждому.

Билеты расположены в УМК дисциплины.

Зачет (семестр 8)

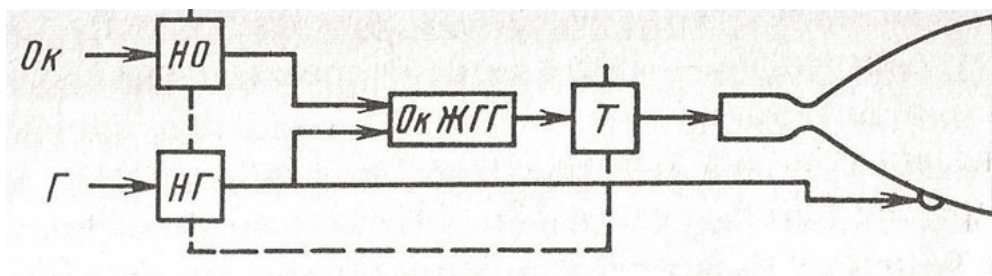
Зачет проводится в форме ответов студента на вопросы к зачету, представленные в виде теста. Для получения оценки «Зачтено» необходимо правильно ответить более чем на 60 % вопросов.

КУРС	СЕМЕСТР	Наименование разделов и дидактических единиц	ВСЕГО	Аудиторные занятия в контактной форме			Самостоятельная работа студентов	Формируемая компетенция, %		НАИМЕНОВАНИЕ ОЦЕНОЧНОГО СРЕДСТВА
				ВСЕГО	Лекции	Практические занятия		ПК-1	ПК-2	
4	7	Раздел 1. Связь схемного решения двигателя и внутрикамерных процессов.	6	4	4	0	2	10	10	Коллоквиум, Вопросы к экзамену
4	7	Раздел 2. Впрыск компонентов топлива.	36	26	12	14	10	10	10	Вопросы к экзамену
4	7	Раздел 3. Распыление и дробление топлива.	18	12	6	6	6	10	10	Вопросы к экзамену, Тест
4	7	Раздел 4. Процессы прогрева и испарения капель.	10	8	8	0	2	10	10	Вопросы к экзамену
4	7	Раздел 5. Смесеобразование и организация рабочего процесса в камере сгорания РД.	26	18	12	6	8	10	10	Вопросы к экзамену, Коллоквиум
4	7	Раздел 6. Рабочие процессы в газогенераторах.	6	4	4	0	2	10	10	Вопросы к экзамену, Коллоквиум
4	7	Раздел 7. Особенности рабочих процессов в ВРД.	8	6	6	0	2	10	10	Вопросы к экзамену
4	7	Раздел 8. Теплообмен в ракетных двигателях.	34	24	16	8	10	10	10	Вопросы к экзамену, Тест
Всего за 7 семестр			144	102	68	34	42	80	80	
4	8	Раздел 9. Дополнительные способы защиты стенок камеры двигателя.	66	22	0	22	44	10	10	Вопросы к зачету
4	8	Раздел 10. Завесное охлаждение.	42	12	0	12	30	10	10	Курсовой проект
Всего за 8 семестр			108	34	0	34	74	20	20	
Всего по дисциплине			252	136	68	68	116	100	100	

ПК-1 - Способен разрабатывать проектную и рабочую конструкторскую документацию на ракетно-космическую технику и их составные элементы

№ 1 Прочитайте текст и запишите развернутый обоснованный ответ

Укажите, какая система подачи изображена на иллюстрации. Ответ обоснуйте.



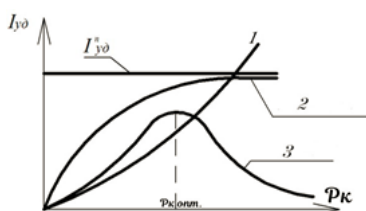
№ 2 Прочитайте текст, выберите правильный ответ и запишите аргументы, обосновывающие выбор ответа

При разбиении жизненного цикла продукта (комплекса, системы) на стадии прежде всего устанавливается граница между созданием, серийным комплексом. В свою очередь, процесс создания подразделяется на научно-исследовательские работы и опытно-конструкторские работы. Какой конструкторским работам?

1. Эскизный проект
2. Разработка рабочей документации
3. Разработка исходных данных
4. Изготовление опытных изделий

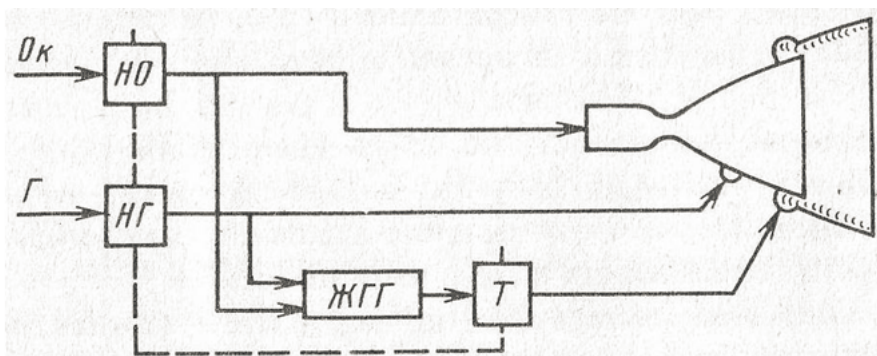
№ 3 Прочитайте текст, выберите правильный ответ и запишите аргументы, обосновывающие выбор ответа

На рисунке изображены зависимости удельного импульса различных типов двигателей, а также зависимость относительного расхода через газ ЖРД "открытой" схемы. Ответ обоснуйте.



№ 4 Прочитайте текст, выберите правильный ответ и запишите аргументы, обосновывающие выбор ответа

На иллюстрации изображена схема ЖРД с системой подачи:



А с насосной системой подачи с дожиганием генераторного газа

Б. с вытеснительной системой подачи

В. с насосной системой подачи без дожигания генераторного газа

Г. с электронасосной системой подачи без дожигания генераторного газа

№ 5 Прочитайте текст, выберите правильные ответы и запишите аргументы, обосновывающие выбор ответов

По какой из схем возможно формирование смесительных элементов однокомпонентными форсунками головки ЖРД выполненного по схеме "ж

1. квадратно-гнездовая;
2. сотовая;
3. шахматная;
4. По концентрическим окружностям.

№ 6 Прочитайте текст, выберите правильные ответы и запишите аргументы, обосновывающие выбор ответов

Какими способами в ЖРД средних и больших тяг обеспечивается теплозащита внутренней стенки камеры ракетного двигателя при сохранении импульса?

1. Интенсификация охлаждения в гидравлическом тракте;
2. Изменении материала стенок на более теплопроводные и жаростойкие;
3. Применение теплозащитных и аблирующих покрытий;
4. Применение внутреннего охлаждения в виде завес и транспирации;
5. Уменьшение температуры торможения в пристеночном слое;
6. Применение емкостного и радиационного охлаждения.

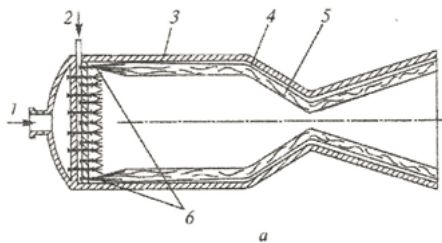
№ 7 Прочитайте текст, выберите правильные ответы и запишите аргументы, обосновывающие выбор ответов

Какими способами в РДТТ обеспечивается теплозащита внутренней стенки камеры ракетного двигателя при сохранении высокого значения γ

1. Интенсификация охлаждения в гидравлическом тракте;
2. Изменении материала стенок на более теплопроводные и жаростойкие;
3. Применение теплозащитных и аблирующих покрытий;
4. Применение внутреннего охлаждения в виде завес и транспирации;
5. Уменьшение температуры торможения в пристеночном слое;
6. Применение емкостного и радиационного охлаждения.

№ 8 Прочитайте текст и запишите развернутый обоснованный ответ

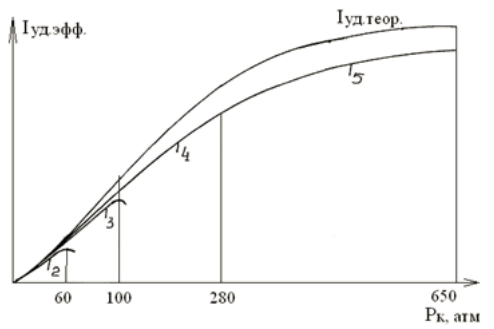
На рисунке представлена схема пристеночного слоя для внутреннего охлаждения. Укажите цифру, которая указывает на элементы формирования



№ 9 Прочитайте текст и установите соответствие

На иллюстрации изображена зависимость удельного импульса камеры ЖРД от давления в камере сгорания.

Установите соответствие номера диапазона удельного импульса с типом системы подачи: А - вытеснительная, Б - насосная «Ж+Ж», В - насосная «Ж+Г»



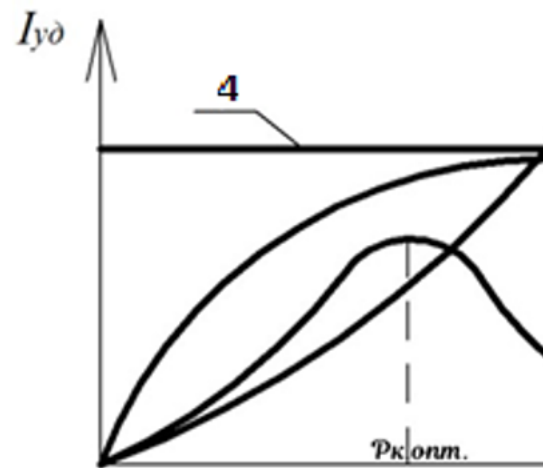
№ 10 Прочитайте текст и установите соответствие

На рисунке изображены зависимости удельного импульса различных типов двигателей, а также зависимость относительного расхода через газоподводящий канал (левый столбец) с номером зависимости на иллюстрации

А. Удельный импульс двигателя ЖРД «открытой схемы»

Б. Удельный импульс двигателя РДТТ

В. относительной расход через газогенератор в ЖРД



№ 11 Прочитайте текст и установите последовательность
Сформируйте последовательность увеличения коэффициента

Φ_B

в зависимости от типа форсунок и схемы их расположения на смесительной головке:

1. Струйные форсунки
2. Центробежные с шахматной схемой расположения.
3. Центробежные с сотовой схемой расположения.
4. 2-х компонентные форсунки

№ 12 Прочитайте текст и установите последовательность

Исходными данными для определения геометрических характеристик камеры ракетного двигателя являются состав и энтальпия сложных веществ на срезе сопла и тяга двигателя. Установите последовательность действий при расчете геометрических размеров минимального (критического) ЖРД «открытой схемы», для компонентов: окислитель – раствор азотного тетраоксида (27%) и азотной кислоты (73%), горючее – триэтилал

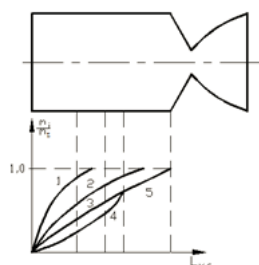
- 1.определить условную формулу и энтальпию окислителя; определить условную формулу и энтальпию горючего;
2. определить диаметр минимального (критического) сечения;
3. провести расчет импульсных характеристик камеры ракетного двигателя (удельный импульс, расходный комплекс, тяговый комплекс);
4. провести расчет термодинамических и теплофизических свойств продуктов сгорания;
5. разработать пневмо-гидравлическую схему двигателя;
6. провести балансовый расчет, определить удельный расход топлива в газогенератор, определить оптимальное давление в камере ракетного д
7. определить оптимальное и рабочее соотношение компонентов в камере ракетного двигателя;
8. определить удельный импульс камеры ракетного двигателя и всего ЖРД для выбранного значения давления в камере и относительного мас
9. определить суммарный массовый расход через камеру ракетного двигателя;
10. определить площадь минимального (критического) сечения;

ПК-2 - Способен разрабатывать эскизный (технический) проект (аванпроект) по созданию (модернизации) жидкостных ракетных двигателей и их составных элементов

№ 1 Прочитайте текст и запишите развернутый обоснованный ответ

Укажите величину минимального соотношения между площадью камеры сгорания и площадью критического сечения в камере ЖРД для обеспечения протекания внутрикамерных процессов? Дайте развернутый ответ.

№ 2 Прочитайте текст и установите соответствие



Соотнесите, номер кривой на иллюстрации (1,2,3,4,5) процессу:

- а кривая, характеризующая завершенность процессов распыливания;
- б кривые, характеризующие процессы смешения и кинетического горения.
- в кривые, характеризующие процессы смешения и диффузионного горения;

№ 3 Прочитайте текст и установите соответствие
Установите соответствие (по ГОСТ 17655)

А. Маршевый жидкостный ракетный двигатель	1. Жидкостный ракетный двигатель, предназначенный для управления вектором скорости перемещаемого активного участка траектории движения
Б. Жидкостный ракетный двигатель коррекции	2. Жидкостный ракетный двигатель, предназначенный для уменьшения скорости перемещаемого аппарата
В. Рулевой жидкостный ракетный двигатель	3. Жидкостный ракетный двигатель, предназначенный для изменения скорости при коррекции траектории перемещаемого аппарата на пассивном участке
Г. Тормозной жидкостный ракетный двигатель	4. Жидкостный ракетный двигатель, предназначенный для ускорения перемещаемого аппарата

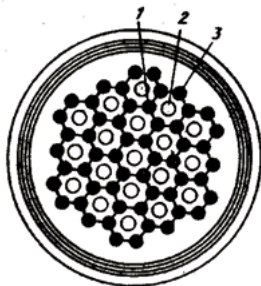
№ 4 Прочитайте текст и установите последовательность

Порядок расчета лучистых тепловых потоков при известных форме и размерах камеры сгорания, а также при известных данных термодинамики производится в следующем порядке.

1. В зависимости от заданных размеров и формы камеры сгорания выбирают среднюю длину пути луча ;
2. Производится учет снижения лучистого потока из-за поглощения в пристеночном слое;
3. Определяют произведение парциального давления паров воды и углекислого газа на среднюю длину пути луча;
4. Вычисляют действительную степень черноты водяного газа (с учетом давления);
5. Определяют степень черноты паров воды и углекислого газа в зависимости от температуры и произведение парциального давления на среднюю длину пути луча;
6. Определяют действительную степень черноты газовой смеси;
7. Находят эффективную степень черноты стенки ;
8. Подсчитывают величину лучистых тепловых потоков в конце камеры сгорания .

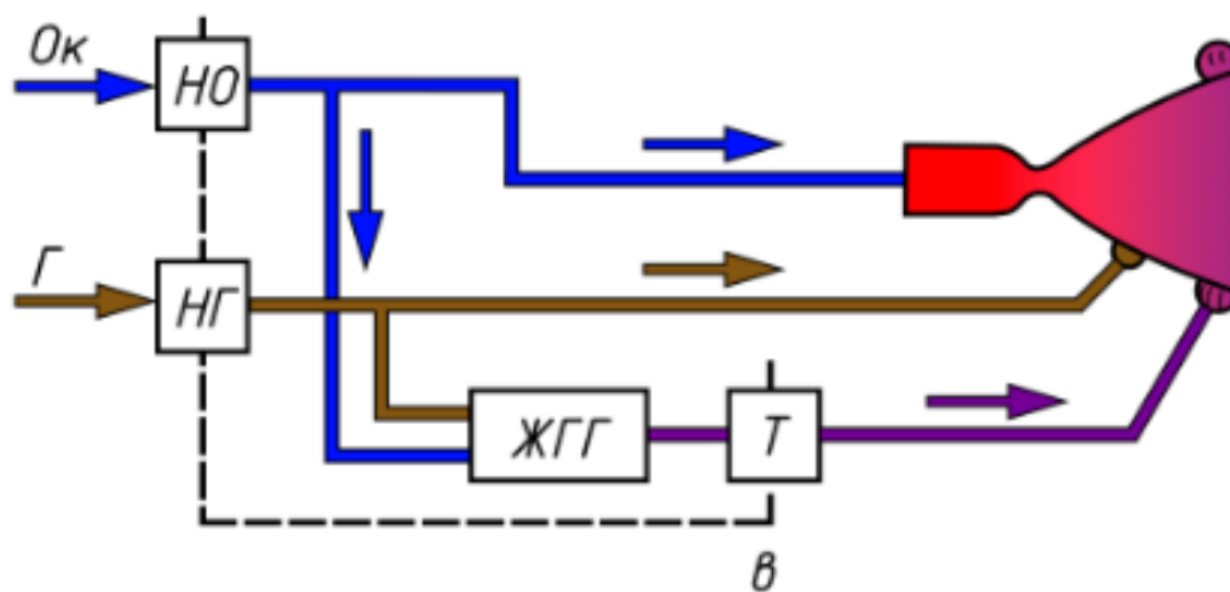
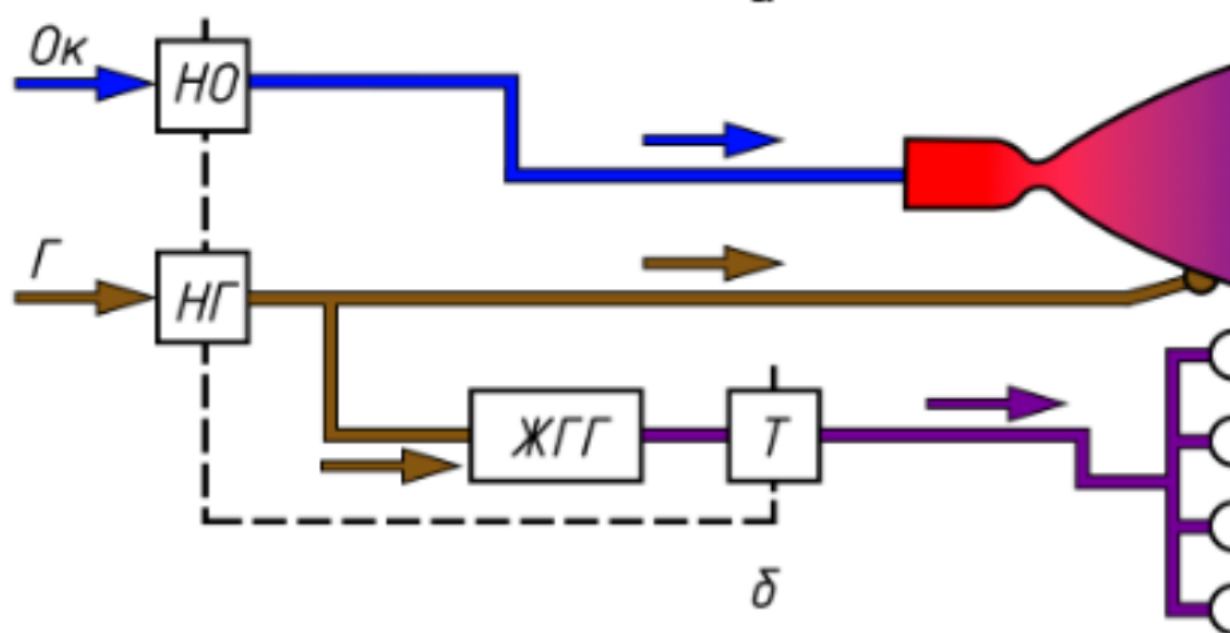
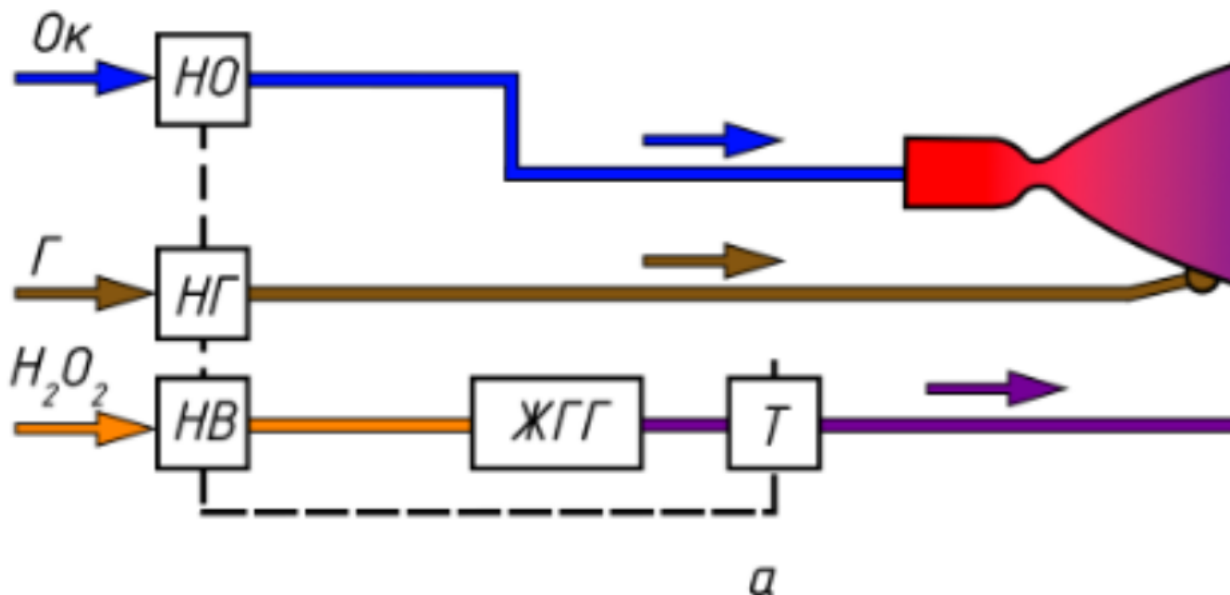
№ 5 Прочитайте текст, выберите правильные ответы и запишите аргументы, обосновывающие выбор ответов

На иллюстрации представлена схема размещения однокомпонентных форсунок на смесительной головке в ЖРД. Укажите номера позиций форсунок

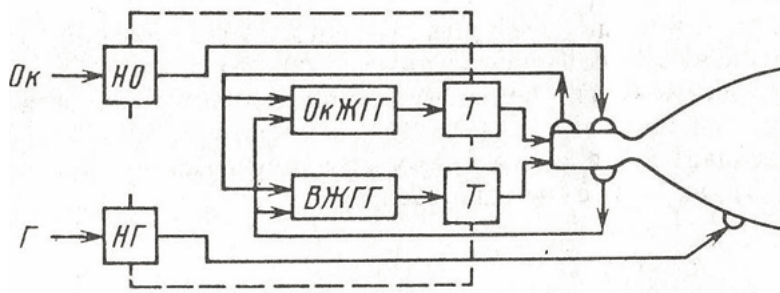


№ 6 Прочитайте текст, выберите правильные ответы и запишите аргументы, обосновывающие выбор ответов

В какой из представленных схем в качестве горючего может быть использован керосин?



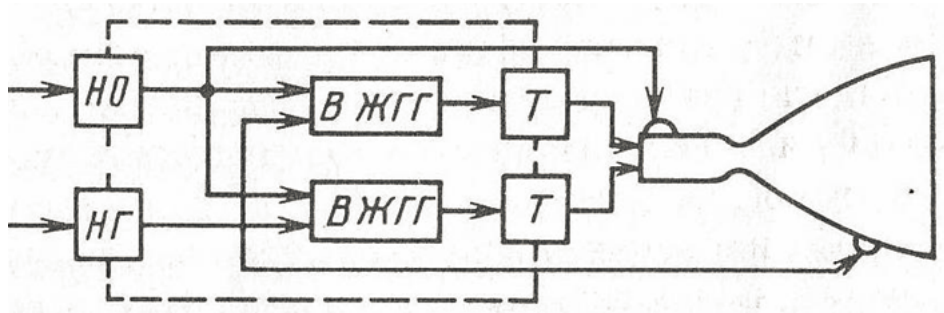
№ 7 Прочитайте текст и запишите развернутый обоснованный ответ
 Для какого максимального давления в камере характерна представленная схемы ЖРД:



№ 8 Прочитайте текст и установите последовательность
Итерационный порядок расчета струйной форсунки для несжимаемой жидкости:

1. Определяется в первом приближении коэффициент расхода;
2. Определяется диаметр выходного отверстия;
3. Определяется коэффициент расхода с учетом потерь;
4. Рассчитывается критерий Рейнольдса;
5. Определяется скорость истечения жидкости.

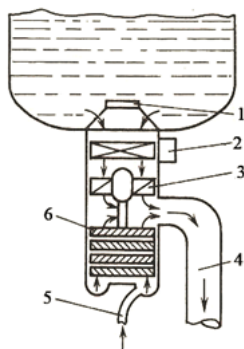
№ 9 Прочитайте текст, выберите правильный ответ и запишите аргументы, обосновывающие выбор ответа
Какие компоненты могут быть использованы для данной схемы ЖРД? Ответ обоснуйте.



- А кислород+водород
- Б. амил+гептил
- В. кислород+керосин
- Г. азотнокислый окислитель+гидразин

№ 10 Прочитайте текст, выберите правильный ответ и запишите аргументы, обосновывающие выбор ответа
Какой агрегат изображен на схеме?

1. Бустерный насосный агрегат
2. Эжектор (струйный преднасос)
3. Топливный фильтр
4. Дренажный клапан



№ 11 Прочитайте текст, выберите правильный ответ и запишите аргументы, обосновывающие выбор ответа
Как в соответствии с ГОСТ 17655 называется канал переменного сечения в камере ракетного двигателя, служащий для преобразования потенции продуктов сгорания в кинетическую?

1. Сопло
2. Диффузор

3. Дюза

4. Конфузор

№ 12 Прочитайте текст, выберите правильные ответы и запишите аргументы, обосновывающие выбор ответов

На иллюстрации номерами позиции обозначены различные элементы смесительной головки ЖРД. Укажите номера позиций, соответствующие однокомпонентным центробежным форсункам

