Министерство Науки и Высшего Образования Российской Федерации Федеральное Государственное Автономное Образовательное Учреждение Высшего Образования

Национальный Исследовательский Ядерный Университет «МИФИ»

Институт Ядерной Физики и Технологий Кафедра Теплофизики

Пояснительная записка к курсовому проекту на тему:

«Инженерные расчеты и проектирование реактора ВВЭР-1000»

Студент:	Панин М.Д.	
Руководитель:	Маслов Ю.А.	
Руководитель со стороны 5 кафедры:	Волков Ю.Н.	

Москва 2022

Содержание

1.	Опи	сание конструкции реактора	3
2.	Тепл	тофизический расчет	4
	2.1.	Постановка задачи	4
	2.2.	Исходные данные для проведения расчетов	5
	2.3.	Выбор турбины	6
	2.4.	Расчет КПД термодинамического цикла	8
	2.5.	Расчет изменения теплового потока в наиболее нагруженном ка-	
		нале	10
	2.6.	Расчет распределения температуры теплоносителя по высоте	10
	2.7.	Расчет распределения температуры внешней стенки оболочки по	
		высоте	11
	2.8.	Расчет температуры топлива	15
	2.9.	Определение перепадов давления и необходимой мощности на-	
		сосов на прокачку	16
	2.10	Выводы из теплофизического расчета	18
2	Цой	гронно-физический расчет	19
J.			19
		Постановка задачи	
	3.2.	Описание инструмента ячеечного расчета	19
	3.3.	Модель ячейки	19
	3.4.	Расчет ячеек без выгорания	20
	3.5.	Расчет полиячеек без выгорания	21
	3.6.	Расчет длительности цикла и выгорания при частичных пере-	
		грузках	21

1. Описание конструкции реактора

ВВЭР-1000 конструктивно относится к классу гетерогенных корпусных реакторов. С точки зрения спектра нейтронов он является тепловым. В качестве теплоносителя и замедлителя используется легкая вода под давлением. В качестве топлива в реакторе используется низкообогащенным диоксид урана UO_2 . Общий вид реактора в сборке представлен на рисунке 1.1.

В верхней части реактора расположена герметично закрытая крышка с установленными на ней приводами механизмов и органов регулирования и защиты. Также крышка оснащена патрубками для вывода кабелей датчиков внутриреакторного контроля. Крепление к корпусу осуществляется с помощью шпилек.

Реактор имеет двухконтурную систему. Энергия, выделяющаяся в результате ценой реакции деления ядер урана, преобразуется в тепловую энергию теплоносителя первого контура. Далее нагретый теплоноситель поступает с помощью тепловых насосов в парогенераторы, где происходит отдача тепла воде второго контура. Образовавшийся в парогенераторах пар далее поступает в паротурбинную установку, приводящую в движение турбогенератор, который вырабатывает электроэнергию.

После передачи энергии в парогенераторах вода первого контура поступает в реактор через нижний ряд напорных патрубков. Сплошная кольцевая перегородка между рядами нижних и верхних патрубков, дистанцирующая корпус реактора и его шахту, формирует движение потока теплоносителя вниз. Поэтому вода проходит вниз по кольцевому зазору между корпусом и внутрикорпусной шахтой, затем через перфорированное эллиптическое днище и опорные трубы шахты входит в топливные тепловыделяющие сборки. Из ТВС через перфорированную нижнюю плиту блока защитных труб (БЗТ) теплоноситель выходит в межтрубное пространство БЗТ, а затем через кольцевой зазор между шахтой и корпусом и четыре верхних выходных патрубка из реактора.

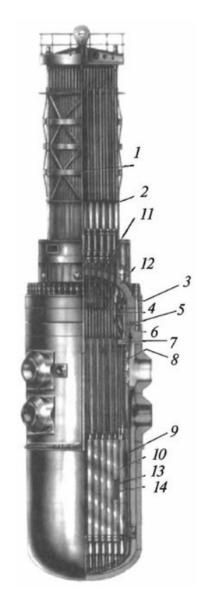


Рисунок 1.1. Общий вид реактора ВВЭР-1000 в сборе

- 1. верхний блок;
- 2. привод СУ3;
- 3. шпилька;
- 4. труба для загрузки образцов-свидетелей;
- 5. уплотнение;
- 6. корпус реактора;
- 7. блок защитных труб;
- 8. шахта;
- 9. выгородка активной зоны;
- 10. топливные сборки;
- 11. теплоизоляция реактора;
- 12. крышка реактора;
- 13. регулирующие стержни;
- 14. топливные стержни.

2. Теплофизический расчет

2.1. Постановка задачи

В данном разделе будут определены основные термодинамические и гидравлические параметры реакторной установки. Теплофизический расчет подразумевает следующий ряд задач:

- 1. Выбор турбины и разработка принципиальной теплосиловой схемы установки:
- 2. Рассчет КПД проектируемой установки;

- 3. Рассчет основных теплофизических характеристик, таких как мощность ТВС и твэла, расход и скорость теплоносителя, коэффициент теплоотдачи;
- 4. Построение распределения температур теплоносителя, оболочки и топлива по длинне для наиболее напряжённого канала;
- 5. Определение максимально возможных температур теплоносителя, оболочки и топлива;
- 6. Рассчёт перепадов давлений и мощности, необходимой на прокачку теплоносителя;
- 7. Рассчёт коэффициента запаса до кризиса теплообмена;

2.2. Исходные данные для проведения расчетов

Для проведения теплогидравлического расчета реакторной установки использовались следующие характеристики, представленные в Таблице 2.1.

Таблица 2.1: Исходные данные для проектируемого РУ ВВЭР-1000

Характеристика	Значение
Электрическая мощность реактора, МВт	1000
Температура теплоносителя на входе в АЗ $T_{ m BX}$, ° C	287
Температура теплоносителя на выходе АЗ $T_{\scriptscriptstyle m BMX}$, ${}^{\circ}C$	320
Температура питательной воды, , $^{\circ}C$	220
Температура свежего пара, $^{\circ}C$	274.6
Давление свежего пара	5.9
Температура пара после пароперегревателей, ${}^{\circ}C$	250
Давление в А3, МПа	15.7
Степень сухости пара после ЦВД и ЦНД, %	80
Количество петель РУ	4
Число ТВС N_{TBC} , шт	163
Число твэл в ТВС $N_{{}_{TВЭЛ}}$, шт	317
Коэффициент неравномерности по высоте АЗ	1.5
Коэффициент неравномерности по радиусу АЗ	1.25
Высота АЗ H_{AZ} , м	3.5
Диаметр твэл $d_{\scriptscriptstyle \mathrm{TB}}$, мм	9.1
Размер ТВС «под ключ» а, мм	234
Толщина чехла ТВС $\delta_{ ext{чехла}}$, мм	1.5
Диаметр центрального канала в ТВС $D_{ m ц.к}$, мм	10.3
Число направляющих каналов в ТВС $N_{\scriptscriptstyle ext{H.K.}}$, шт	12
Шаг решетки ТВС S_m , мм	12,75
Диаметр направляющего канала в ТВС $D_{\scriptscriptstyle m H.K}$, мм	12.6
Толщина оболочки твэл $\delta_{ ext{твэл}}$, мм	0.65
Толщина газового зазора в твэл $\delta_{\scriptscriptstyle \Gamma}$, мм	0.135
Диаметр топливной таблетки $d_{ ext{ton}}$, мм.	7.53
Диаметр отверстия топливной таблетки $d_{ ext{otb}}$, мм	1.3

2.3. Выбор турбины

В качестве турбины в расчетах будем использовать модель K-1000-60/1500-2. Её характеристики представлены в таблице 2.2

Таблица 2.2: Параметры турбины К-1000-60/1500-2

Параметр	Значение или Название
Прототип турбины	K-1000-60/1500
Температура питательной воды, $^{\circ}C$	220
Температура свежего пара, $^{\circ}C$	274.6
Давление свежего пара, $^{\circ}C$	5.9
Температура после промежуточного перегрева, ${}^{\circ}C$	250
Количество регенеративных подогревателей	7

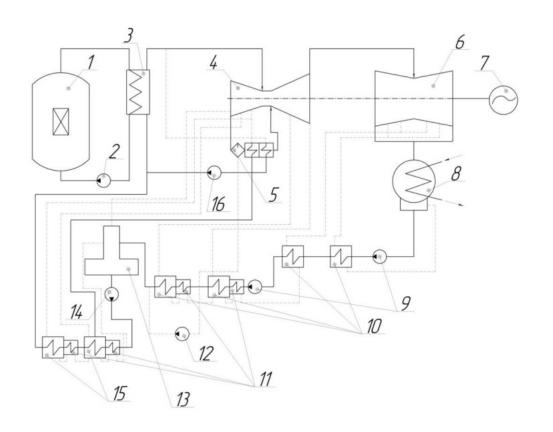


Рисунок 2.1. Тепловая схема АЭС: 1 – ядерный реактор, 2 – главный циркуляционный насос, 3 – парогенератор, 4 – цилиндр высокого давления, 5 – сепаратор-пароперегреватель, 6 – цилиндры низкого давления, 7 – генератор, 8 – конденсатор, 9 – конденсационный электронасос, 10 – подогреватель низкого давления, 11 – охладитель, 12 – станция насосная, 13 – деаэратор, 14 – плунжерный электронасос, 15 – подогреватель высокого давления, 16 – конденсационный насос с гидротурбинным приводом

2.4. Расчет КПД термодинамического цикла

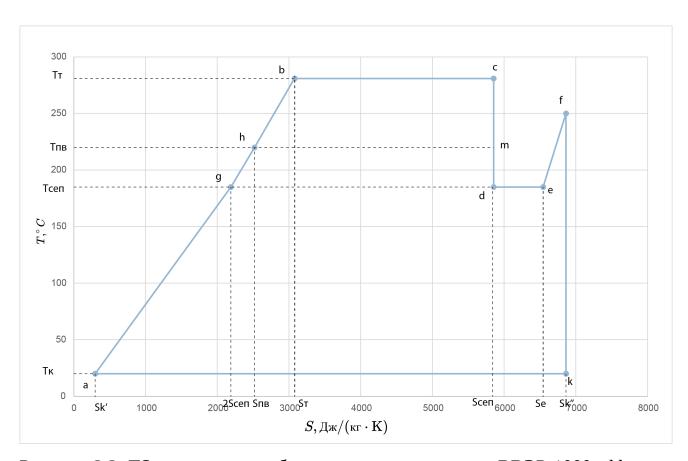


Рисунок 2.2. TS диаграмма турбинного цикла в реакторе ВВЭР-1000 : hbc — нагрев и испарение в парогенераторе; cd — расширение пара в ЦВД; de — пар отделяется от конденсата в сепараторе; ef — пар поступает в промежуточный пароперегреватель; fk — расширение пара в ЦНД; ka — конденсация в конденсаторе; ад — регенеративный подогрев в ПНД; gh — регенеративный подогрев в ПВД;

Таблица 2.3: Значения параметров TS-диаграммы

Точка	Р, МПа	T, ${}^{\circ}C$	S, Дж/(кг · K)	h, кДж/кг
h	5.9	220	2516.4	942.9
b	5.9	274.6	3017.4	1208.1
С	5.9	274.6	5898.01	2785.6
d	0.98	179.189	5898.01	2462.7
е	0.98	179.189	6591.7	2776.4
f	0.98	250	6936.1	2943.61
k	0.004	28.7	6936.1	2099.5
k′	0.004	28.7	416.66	119.656
a	5.9	28.7	414.9	125.1
g	0.98	179.2	2130.2	758.9

Произведём расчет КПД для турбины К-1000-60/1500. Термический КПД без регенерации:

$$\eta_{t0} = 1 - \frac{T_k \cdot \left(s_f - s_a\right) \cdot x_d}{\left(h_c - h_q\right) + x_d \left(\left(h_q - h_a\right) + \left(h_f - h_e\right)\right)}$$

$$\eta_{t0} = 1 - \frac{3.017 \cdot 10^2 \cdot \left(6.936 \cdot 10^3 - 4.149 \cdot 10^2\right) \cdot 8.445 \cdot 10^{-01}}{(2.786 \cdot 10^6 - 7.589 \cdot 10^5) + 8.445 \cdot 10^{-01} \left((7.589 \cdot 10^5 - 1.250 \cdot 10^5) + (2.944 \cdot 10^6 - 2.776 \cdot 10^6)\right)}$$

$$\eta_{t0} = 3.854 \cdot 10^{-01}$$

Термический КПД с идеальной регенерацией:

$$\eta_{t\infty} = 1 - \frac{T_k \cdot \left(s_f - s_g\right) \left(s_c - s_h\right)}{\left(h_c - h_h\right) \cdot \left(s_e - s_g\right) + \left(h_f - h_e\right) \cdot \left(s_c - s_h\right)}$$

$$\eta_{t\infty} = 1 - \frac{3.017 \cdot 10^2 \cdot \left(6.936 \cdot 10^3 - 2.130 \cdot 10^3\right) \left(5.898 \cdot 10^3 - 2.516 \cdot 10^3\right)}{(2.786 \cdot 10^6) - 9.429 \cdot 10^5) \cdot \left(6.592 \cdot 10^3 - 2.130 \cdot 10^3\right) + \left(2.944 \cdot 10^6 - 2.776 \cdot 10^6\right) \cdot \left(5.898 \cdot 10^3 - 2.516 \cdot 10^3\right)}$$

$$\eta_{t\infty} = 4.420 \cdot 10^{-01}$$

Термический КПД с n=7 регенеративными отборами:

$$\eta_{tn} = \eta_{t0} + (\eta_{t\infty} - \eta_{t0}) \cdot \frac{n}{n+1} = 3.854 \cdot 10^{-01} + \left(4.420 \cdot 10^{-01} - 3.854 \cdot 10^{-01}\right) \cdot \frac{7}{8} = 4.349 \cdot 10^{-01}$$

Учитываем: $\eta^{\text{вн}}=0.85$ — внутренний КПД турбины; $\eta_{\text{ос}}=0.98$ — коэффициент использования тепла, учитывающий; потери тепла в окружающую среду в прочем энергооборудовании; $\eta_{\text{эг}}=0.98$ — КПД электрогенератора; $\eta_{\text{мех}}=0.97$ — КПД механический, Вычисляем КПД брутто АЭС как:

$$\eta_{\text{брутто}} = \eta^7 \cdot \eta^{\text{bh}} \cdot \eta_{\text{oc}} \cdot \eta_{\text{ff}} \cdot \eta_{\text{mex}} = 0.335 = 4.349 \cdot 10^{-01} \cdot 0.85 \cdot 0.98 \cdot 0.98 \cdot 0.97 = 3.444 \cdot 10^{-01} \cdot 0.85 \cdot 0.98 \cdot 0.$$

Тепловая мощность реактора при номинальной электрической мощности $Q_{\rm эл}=1000~{
m MBt}$ равна:

$$Q_{\mathrm{теп}} = rac{Q_{\mathrm{эл}}}{\eta_{\mathrm{брутто}}} = rac{1.000 \cdot 10^9}{3.444 \cdot 10^{-01}} = 2.904 \cdot 10^3 \mathrm{MBr}$$

2.5. Расчет изменения теплового потока в наиболее нагруженном канале

из условия

$$K_z = \frac{\pi H_{\rm a3}}{2 H_{\rm 9\varphi} \sin\left(\frac{\pi H_{\rm a3}}{2 H_{\rm 9\varphi}}\right)} = 1.5$$

находим эфективную добавку к высоте активной зоны. эффективная высота активной зоны будет равна $h_{\rm эф}=3.715$ м. максимальная величина теплового потока на один твэл:

$$q_{max} = \frac{Q_{\text{TEIT}} K_r K_z}{N_{\text{TREIT}} H_{\text{RS}}} = \frac{2.904 \cdot 10^9 \cdot 1.25 \cdot 1.5}{163 \cdot 317 \cdot 3.5} = 3.010 \cdot 10^2 \frac{\text{Bt}}{\text{CM}}$$

Зависимость величины теплового потока от высоты:

$$q(z) = q_{max} \cos \left(\frac{\pi \cdot z}{H_{\rm 9\varphi}} \right) = 3.010 \cdot 10^2 \cos \left(\frac{\pi \cdot z}{3.715} \right) \, \left[\frac{\rm Bt}{\rm cm} \right]$$

2.6. Расчет распределения температуры теплоносителя по высоте

Энтальпия входа $h_{\rm BX}=1.268\cdot 10^6$. Энтальпия выхода $h_{\rm BMX}=1.452\cdot 10^6$. Расход теплоносителя через ТВС:

$$G_{\mathrm{TBC}} = \frac{Q_{\mathrm{teff}}}{(h_{\mathrm{bhx}} - h_{\mathrm{bx}}) N_{\mathrm{TBC}}} = \frac{2.904 \cdot 10^9}{(1.452 \cdot 10^6 - 1.268 \cdot 10^6) \cdot 163} = 9.685 \cdot 10^1 \; \frac{\mathrm{Kr}}{\mathrm{c}}$$

Расход теплоносителя через реактор:

$$G_{\rm peak} = \frac{Q_{\rm terr}}{(h_{\rm blx} - h_{\rm bx})} = \frac{2.904 \cdot 10^9}{(1.452 \cdot 10^6 - 1.268 \cdot 10^6)} = 1.579 \cdot 10^4 \; \frac{\rm KT}{\rm C}$$

Средняя теплоемкость воды:

$$C_p = \frac{h_{\text{вых}} - h_{\text{вх}}}{T_{\text{вых}} - T_{\text{вх}}} = C_p = \frac{1.452 \cdot 10^6 - 1.268 \cdot 10^6}{5.930 \cdot 10^2 - 5.600 \cdot 10^2} = 5.574 \cdot 10^3 \, \frac{\text{Дж}}{\text{кг} \cdot \text{K}}$$

Распределение температуры теплоносителя по высоте реактора:

$$T(z) = T_{\rm BX} + \frac{N_{\rm TBC}N_{\rm TBЭЛ}q_{\rm max}H_{\rm 9\varphi}}{G_{\rm peak}C_p\pi} \left[\sin\left(\frac{\pi z}{H_{\rm 9\varphi}}\right) + \sin\left(\frac{\pi H_{\rm A3}}{2H_{\rm 9\varphi}}\right) \right]$$

Отсюда максимальная температура жидкости $T_{\rm TH}^{max}=328.54~^{\circ}C$. График изменения температуры теплоносителя по высоте представлен на 2.3

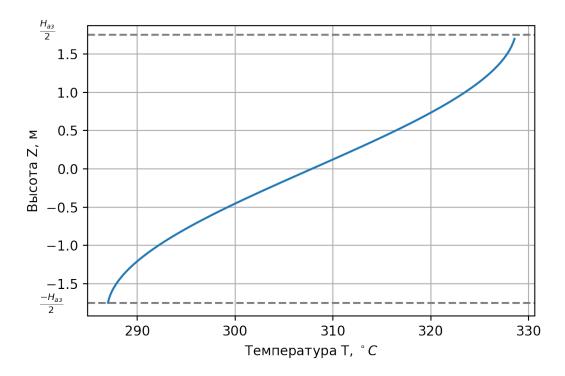


Рисунок 2.3. Изменение температуры теплоносителя по высоте

Максимальная температура теплоносителя определяется из температуры кипения теплоносителя при давлении в активной зоне. Температура насыщения воды при давлении $15.7~\mathrm{M\Pi a} - 345.8~^\circ C$. Отсюда следует что запас до кипения $\approx 17.26~^\circ C$.

2.7. Расчет распределения температуры внешней стенки оболочки по высоте

Площадь проходного сечения:

$$S_{\rm npox} = \sqrt{3}/2(a-2\cdot\delta_{\rm чехла})^2 - N_{\rm твэл}\frac{\pi d_{\rm тв}^2}{4} - N_{\rm н.к.}\frac{\pi D_{\rm н.к.}^2}{4} - \frac{D_{\rm ц.к}^2\pi}{4}$$

$$S_{\rm npox} = \sqrt{3}/2(2.340 \cdot 10^{-01} - 2 \cdot 0.0015)^2 - 3.170 \cdot 10^2 \frac{\pi (9.100 \cdot 10^{-03})^2}{4} - 1.200 \cdot 10^1 \frac{\pi (1.260 \cdot 10^{-02}))^2}{4} - \frac{(1.030 \cdot 10^{-02})^2 \pi (1.000 \cdot 10^{-02})^2}{4} - \frac{(1.030 \cdot 1$$

$$S_{\rm npox}=2.402\cdot 10^4{\rm mm}^2$$

Периметр:

$$\Pi = (2(a-2\delta_{\text{чехла}})\sqrt{3}) - N_{\text{твэл}}\,\pi d_{\text{тв}} + N_{\text{н.к}}\,\pi D_{\text{н.к}} + \pi D_{\text{ц.к}}$$

 $\Pi = (2(\cdot 2.340 \cdot 10^{-01} - 2 \cdot 1.500 \cdot 10^{-03}) \cdot \sqrt{3}) - 3.170 \cdot 10^2 \cdot \pi \cdot 9.100 \cdot 10^{-03} + 1.200 \cdot 10^1 \cdot \pi \cdot 1.260 \cdot 10^{-02} + \pi \cdot 1.030 \cdot 10^{-02}) \cdot 10^{-02} \cdot 10^{-02} \cdot 10^{-03} \cdot 10^$

$$\Pi = 1.037 \cdot 10^4 \text{mm}$$

Гидравлический диаметр:

$$d_{\Gamma} = \frac{4S_{\rm npox}}{\Pi} = \frac{4 \cdot 2.402 \cdot 10^{-02}}{1.037 \cdot 10^{1}} = 9.263 \cdot 10^{-03} {\rm mm}$$

Определим коэффициент теплоотдачи в режиме турбулентного стационарного течения несжимаемой жидкости. Параметры теплоносителя при усредненной температуре $\overline{T}=303.5^{\circ}\mathrm{C}$:

- Динамическая вязкость $\mu = 8.721 \cdot 10^{-5} \Pi {\rm a \cdot c}$
- Коэффициент теплопроводности $\lambda = 0.5536 rac{\mathrm{Br}}{\mathrm{M} \cdot K}$
- Число Прандтля Pr=0.8729

По формуле Б.С.Петухова, В.В. Кириллова (круглые трубы): Число Рейнолдса:

$$\mathrm{Re} = \frac{G_{\mathrm{peak}} \cdot d_{\mathrm{r}}}{N_{\mathrm{TRC}} \cdot S_{\mathrm{ppoy}} \cdot \mu} = 4.283 \cdot 10^{5}$$

Коэффициент гидравлического сопротивления:

$$\xi_{\text{\tiny TD}} = (1,82 \cdot \log(\text{Re}) - 1.64)^{-2} = 1.35 \cdot 10^{-02}$$

Расчитываем число Нуссельта:

$$\begin{split} \text{Nu} = & \frac{\frac{\xi}{8} \cdot \text{Re} \cdot \text{Pr}}{k + 12.7 \cdot \left(\text{Pr}^{\frac{2}{3}} - 1 \right) \cdot \sqrt{\frac{\xi}{8}}} = \\ = & \frac{\frac{1.349 \cdot 10^{-02}}{8} \cdot 4.283 \cdot 10^{5} \cdot 8.729 \cdot 10^{-01}}{1 + \frac{900}{4.283 \cdot 10^{5}} + 12.7 \cdot \left((8.729 \cdot 10^{-01})^{\frac{2}{3}} - 1 \right) \cdot \sqrt{\frac{1.349 \cdot 10^{-02}}{8}}} = 6.589 \cdot 10^{2} \end{split}$$

, где
$$k=1+rac{900}{Re}$$

Коэффициент теплоотдачи:

$$\alpha_1 = \frac{Nu \cdot \lambda}{d_{\scriptscriptstyle \Gamma}} = \frac{6.589 \cdot 10^2 \cdot 5.536 \cdot 10^{-01}}{9.263 \cdot 10^{-03}} = 3.938 \cdot 10^4 \frac{\rm Bt}{\rm m^2 \cdot K}$$

По формуле Диттуса-Болтера:

$$Nu = 0.023Re^{0.8}Pr^{0.4} = 697.5$$

Коэффициент теплоотдачи:

$$\alpha_2 = \frac{Nu \cdot \lambda}{d_{\scriptscriptstyle \Gamma}} = \frac{6.975 \cdot 10^2 \cdot 5.536 \cdot 10^{-01}}{9.263 \cdot 10^{-03}} = 4.169 \cdot 10^4 \frac{\rm Bt}{\rm m^2 \cdot K}$$

По формула М.А. Михеева:

$$Nu = 0.021Re^{0.8}Pr^{0.43} = 634.28$$

Коэффициент теплоотдачи:

$$\alpha_3 = \frac{Nu \cdot \lambda}{d_{\rm r}} = \frac{6.343 \cdot 10^2 \cdot 5.536 \cdot 10^{-01}}{9.263 \cdot 10^{-03}} = 3.791 \cdot 10^4 \frac{\rm Bt}{\rm m^2 \cdot K}$$

Усредним коэффициент теплоотдачи:

$$\alpha = \frac{\alpha_1 + \alpha_2 + \alpha_3}{3} = 3.966 \cdot 10^4 \frac{\text{Bt}}{\text{m}^2 \cdot K}$$

Распределение температуры внешней стенки твэла по высоте реактора:

$$T_{\text{o6}}\left(z\right) = T_{\text{\tiny TH}}\left(z\right) + \frac{q_{\text{max}} \cdot \cos\left(\frac{\pi \cdot z}{H_{\ni \phi}}\right)}{\pi d_{\text{\tiny TR}} \, \alpha}$$

Распределение температуры внешней стенки твэла по высоте реактора представлено на 2.4

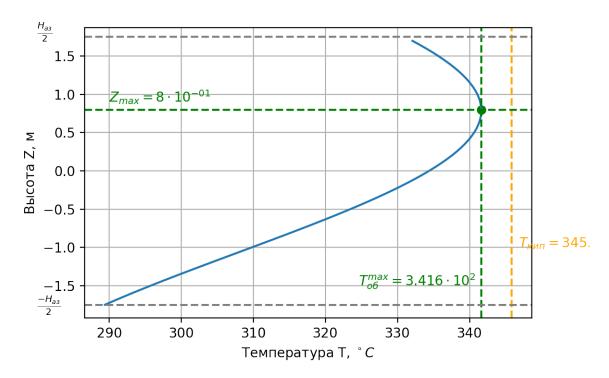


Рисунок 2.4. Изменение температуры стенки твэла по высоте

Из 2.4 видно, что максимальная температура $T_{
m o6}^{
m max}=341.6^{\circ}C$ стенки достигается в $Z_{
m max}=0.8$. Отсюда можно сделать вывод о том, что также отсутствует поверхностное кипения теплоносителя.

Общий график для распределений теплоносителя и оболочки представлены на 2.5

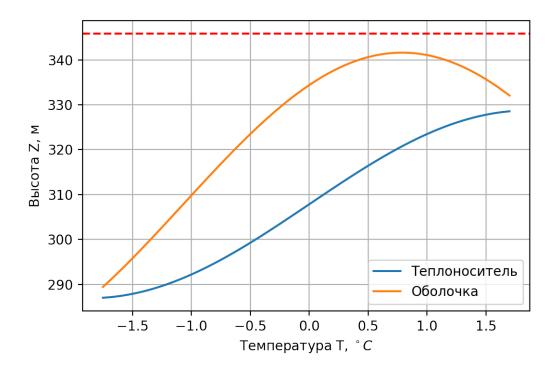


Рисунок 2.5. Изменение температуры стенки твэла и теплоносителя по высоте

2.8. Расчет температуры топлива

Произведём расчет термического сопротивления оболочки, газового зазора и топлива:

$$\begin{split} \sum R_i = & \frac{\ln \frac{d_{\text{\tiny TB}}}{d_{\text{\tiny TB}}-2\delta}}{2\pi\lambda_{\text{\tiny 06}}} + \frac{\ln \frac{d_{\text{\tiny TB}}-2\delta}{d_{\text{\tiny TOI}}}}{2\pi\lambda_{\text{\tiny F,3}}} + \frac{\frac{1}{2} - \frac{d_{\text{\tiny OTB}}^2}{d_{\text{\tiny TOI}}-d_{\text{\tiny OTB}}^2} \ln \frac{d_{\text{\tiny TOII}}}{d_{\text{\tiny OTB}}}}{2\pi\lambda_{\text{\tiny TOII}}} = = \\ = & \frac{\ln \frac{9.100 \cdot 10^{-03}}{9.100 \cdot 10^{-03} - 2 \cdot 6.500 \cdot 10^{-04}}}{2 \cdot \pi \cdot 2.010 \cdot 10^1} \\ + & \frac{\ln \frac{9.100 \cdot 10^{-03} - 2 \cdot 6.500 \cdot 10^{-04}}{7.530 \cdot 10^{-03}}}{2\pi \cdot 3.500 \cdot 10^{-01}} \\ + & \frac{0.5 - \frac{(1.300 \cdot 10^{-03})^2}{(7.530 \cdot 10^{-03})^2 - (1.300 \cdot 10^{-03})^2} \ln \frac{7.530 \cdot 10^{-03}}{1.300 \cdot 10^{-03}}}{2\pi \cdot 3.500} = \\ = & 3.752 \cdot 10^{-02} \frac{\text{M} \cdot K}{\text{BT}} \end{split}$$

где

- $\lambda_{\text{г.з.}} = 0.35 \, \frac{\text{Вт}}{\text{м-K}}$ теплопроводность газового слоя
- $\,\lambda_{\mathrm{of}} = 23\,rac{\mathrm{BT}}{\mathrm{M\cdot K}}$ теплопроводность оболочки
- $\lambda_{\text{топ}} = 3 \, \frac{\text{Вт}}{\text{м·K}}$ теплопроводность топлива

Распределение температур в топливе по высоте активной зоны:

$$T_{\text{\tiny TO\Pi}}\left(z\right) = T_{\text{\tiny CT}}(z) + \Sigma R_i \cdot q_{\text{\tiny max}} \cdot \cos\left(\frac{\pi \cdot z}{H_{\text{\tiny 3}\varphi}}\right)$$

График изменения температуры топлива по высоте представлен на 2.6

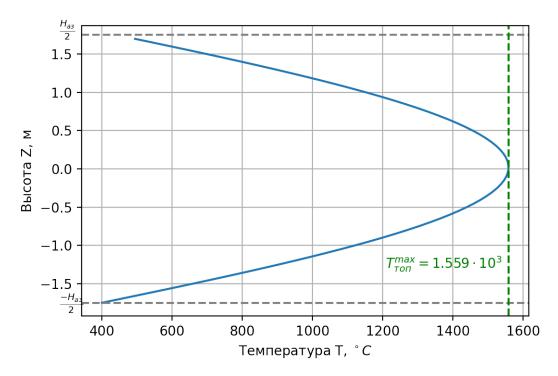


Рисунок 2.6. Изменение температуры топлива по высоте

Максимальная температура топлива $T_{\rm топ}=1559^{\circ}C$ при $Z_{\rm max}=0$ м. Максимально допустимая температура топлива при авариях определяется температурой плавления оксида урана и составляет с некоторым запасом $2600^{\circ}C$. Однако в условиях нормальной эксплуатации максимально допустимая температура топлива определяется сколонностью топлива к усиленному распуханию.

2.9. Определение перепадов давления и необходимой мощности насосов на прокачку

Для того чтобы определить мощность на прокачку теплоносителя через реактор, найде перепад давления в ТВС Гидравлическое сопротивление трения по формуле Дарси:

$$\Delta P_{\rm тp} = \xi_{\rm тp} \cdot \frac{H_{\rm as}}{d_{\rm r}} \cdot \frac{w^2}{2} \rho_{\rm cp} = 1.349 \cdot 10^{-02} \frac{3.500}{9.263 \cdot 10^{-03}} \cdot \frac{(5.629)^2}{2} \cdot 7.165 \cdot 10^2 = 5.785 \cdot 10^4 \rm \Pia$$
 где

• w, средняя скорость теплоносителя:

$$w = \frac{G_{\rm peak}}{\rho_{\rm cp} \cdot S_{\rm mpox} \cdot N_{\rm TBC}} = \frac{1.579 \cdot 10^4}{7.165 \cdot 10^2 \cdot 2.402 \cdot 10^{-02} \cdot 1.630 \cdot 10^2} = 5.629 \ {\rm m/c}$$

• $ho_{\mathrm{cp}} = 720~\mathrm{\Pi a}$ — средняя плотность среды

Потеря напора на ускорение:

$$\Delta P_{\text{yck}} = \left(\frac{G_{\text{peak}}}{N_{\text{TBC}} \cdot S_{\text{npox}}}\right)^2 \cdot \left(\frac{1}{\rho_{\text{BbIX}}} - \frac{1}{\rho_{\text{BX}}}\right) = \left(\frac{1.579 \cdot 10^4}{1.630 \cdot 10^2 \cdot 2.402 \cdot 10^{-02}}\right)^2 \cdot \left(\frac{1}{6.808 \cdot 10^2} - \frac{1}{7.521 \cdot 10^2}\right) = 2.265 \cdot 10^3 \text{ Take } 1.579 \cdot 10^4 \cdot 10^{-02}$$

, где $ho_{\text{вых}}=680.8~\frac{\text{кг}}{\text{м}^2},$ $ho_{\text{вх}}=752.1~\frac{\text{кг}}{\text{м}^2}.$ Нивелирный напор:

$$\Delta P_{\scriptscriptstyle {
m HИB}} =
ho_{\scriptscriptstyle {
m CP}} \cdot g \cdot H_{\scriptscriptstyle {
m A3}} = 7.165 \cdot 10^2 \cdot 9.807 \cdot 3.500 = 2.459 \cdot 10^4 \Pi {
m a}$$

Местное сопротивление:

$$\Delta P_{\text{\tiny MECT}} = \frac{\left(\frac{1.579 \cdot 10^4}{163 \cdot 2.402 \cdot 10^{-02}}\right)^2}{2} \cdot \left(\frac{2.6}{7.521 \cdot 10^2} + \frac{13 \cdot 0.45}{7.165 \cdot 10^2} + \frac{0.26}{6.808 \cdot 10^2}\right) = 9.761 \cdot 10^4 \Pi \text{a}$$

где $\xi_{\rm BX}=2.6$ — коэффициент сопротивления на входе в кассету; $\xi_{\rm BЫX}=0.26$ — коэффициент сопротивления на выходе из кассеты, $\xi_{\rm pem}=0.45$ — коэффициент сопротивления при проходе через дистанцирующую решетку Общее сопротивление каналов:

$$\Delta P = \Delta P_{\mathrm{Tp}} + \Delta P_{\mathrm{yck}} + \Delta P_{\mathrm{нив}} \, + \Delta P_{\mathrm{мест}} \, = 1.823 \cdot 10^5 \mathrm{\Pi a}$$

Мощность, необходимая для прокачки теплоносителя через весь реактор:

$$N_{\mathrm{np}} = N_{\mathrm{TBC}} \frac{\Delta P \cdot G_{\mathrm{TBC}}}{\eta_{\mathrm{HaC}} \cdot \rho_{\mathrm{BX}}}$$

, где $\eta_{
m HAC}=0.8$ — КПД насоса

$$N_{\rm np} = 163 \cdot \frac{1.823 \cdot 10^5 \cdot 9.685 \cdot 10^1}{0.8 \cdot 7.521 \cdot 10^2} = 4.783 \cdot 10^6 {\rm Bt}$$

КПД реактора с учетом потерь на прокачку теплоносителя:

$$\eta' = \frac{Q_{\text{эл}} - N_{\text{пр}}}{Q_{\text{теп}}} = \frac{1.000 \cdot 10^9 - 4.783 \cdot 10^6}{2.904 \cdot 10^9} = 3.427 \cdot 10^{-01}$$

2.10. Выводы из теплофизического расчета

По итогам теплогидравлического расчета были определены основные термодинамические и теплогидравлические параметры РУ ВВЭР-1000. Были выполнены следующие поставленные задачи:

- 1. Произведен выбор турбины и определён её КПД равный 0.342 с учетом мощности, необходимой на прокачку теплоносителя.
- 2. Были найдены зависимости температуры оболочки и теплоносителя от высоты A3, было выяснено, что поверхностного кипения не наблюдается, и максимальная тепература оболочки твэла $341.6~^{\circ}C$ не превышает предельно допустимую.
- 3. Определена зависимость температуры топлива от высоты A3, максимальная температура топлива $1464^{\circ}C$ не превышает предельное значение $1900^{\circ}C$.

3. Нейтронно-физический расчет

3.1. Постановка задачи

В рамках данного этапа работы будет выполнены следующие задачи:

1. Ячеечный расчет для определения характеристик ТВС в приближении бесконечной решетки

Расчет ячеек без выгорания

Построение модели полиячеек и их расчет без выгорания

Расчет длительности цикла и выгорания при частичных перегрузках

2. Расчет энерговыделения и коэффициента неравномерности активной зоны в приближении гомогенизированных ячеек

3.2. Описание инструмента ячеечного расчета

Для расчета свойств ТВС использовались возможности программного комплекca GETERA-93.

Данная программа разрабатывалась для группового расчета полей нейтронов на основе метода вероятностей первых столкновений (ВПС) полей нейтронов в ячейках реакторов, содержащих элементы с различной геометрией.

3.3. Модель ячейки

Для проведения расчетов определим исходные характеристики ТВС РУ-ВВЭР- 1000

Таблица 3.1: Исходные данные для ТВС проектируемого РУ ВВЭР-1000

Характеристика	Значение
Форма ТВС	Шестигранная
Количество твэлов в ТВС	317
Топливо	UO_2
Обогащение топлива, %	4.7
Плотность топлива, г/см 3	9.015
Количество циклов перегрузки топлива	3
Состав оболочки	99% Zr + 1% Nb
Замедлитель	$\mathrm{H}_2\mathrm{O}$

3.4. Расчет ячеек без выгорания

Для расчета использовалась модель одномерной элементарной эквивалентной цилиндрической ячейки с радиусами 0.398, 0.455, 0.67 мм. Геометрия элементарной ячейки представлена на рисунке 3.1

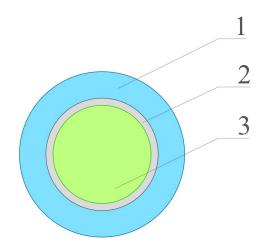


Рисунок 3.1. Геометрия элементарной топливной ячейки. 1 — замедлитель, 2 — оболочка, 3 — топливо

Рассчитаем необходимые концентрации элементов входящих в состав ячейки

Таблица 3.2: Концентрации элементов

Элемент	Концентрация
Топливо	
U^{235}	$9.4518 \cdot 10^{-4}$
U^{238}	$1.9165 \cdot 10^{-2}$
0	$4.02 \cdot 10^{-2}$
Оболочка	
Zr	$4.25047 \cdot 10^{-2}$
Nb	$5.55308 \cdot 10^{-4}$
Замедлитель	
Н	$4.98456 \cdot 10^{-2}$
О	$2.49228 \cdot 10^{-2}$

Используя входные данные зададим расчетную ячейку с указанными в 3.2 составами и радиусами. Произведем расчет K_{∞} бесконечной решетки твс заданной модели с помощью команды : FIER заданной во входном файле расчета GETERA-93. Результрующее значение:

$$K_{\infty} = 1.38$$

3.5. Расчет полиячеек без выгорания

Перед дальнейшими расчетами выгорания необходимо усложнить модель активной зоны, представив ее бесконечной решеткой полиячеек. Такой подход позволит учесть ячейки с различной степенью выгорания в активной зоне для дальнейшего расчета при использовании частичиных перегрузок.

Разобьём ячейку на 3 фрагмента (в соответствии с заданным количество циклов выгорания), для которых предполагается применимым одномерное приближение. Связи между фрагментами зададим с помощью следующей матрицы перетечек записанной в переменную ALOUT расчетного файла:

$$\begin{pmatrix}
0.0 & 0.5 & 0.5 \\
0.5 & 0.0 & 0.5 \\
0.5 & 0.5 & 0.0
\end{pmatrix}$$

Повторный расчет заданой поличячейки дает аналогичный результат расчету элементарный ячейки без выгорания, из чего можно сделать вывод что модель полиячейки построена верно.

3.6. Расчет длительности цикла и выгорания при частичных перегрузках

Используя полиячеечную модель из предыдущего этапа воспроизведем трехцикловой процесс перегрузок топлива и подберем оптимальное время цикла выгорания при энерговыделении $q_v=110$. Оптимальным будет считать такое время цикла, по прошествии которого $K_\infty=1.03$, что эквивалентно $K_{\rm eff}=1.0$ для нашей модели.

Используя команду : corr переопределим составы, добавив концентрации свежего топлива во все фрагменты полиячеек последовательно.

Оптимальное время цикла по резльтатам расчета:

$$T_{
m цикла}=450$$
 суток

В таблице 3.3 представлены характеристики, полученные из расчета выгорания

Таблица 3.3: Концентрации элементов

Характеристика	Значение
K_{∞} в начале цикла	1.1667
Длина цикла, сут	450
Длина кампании, сут	1350
Выгорание, МВт · сут / кг	53.541
Годовой расход ТВС, 1 / год	42.2
Плутониевый вектор в конце кампании, %	
Pu^{38}	1.97
Pu^{39}	55.18
Pu^{40}	21.35
Pu^{41}	15.59
Pu^{42}	5.91
Содержание делящегося изотопа (Pu39 + Pu41) в	
отработавшем топливе, кг/тонна топлива	14.87
Содержание делящегося изотопа (U235)	
в отработавшем топливе, кг/тонна топлива	11.4
Загрузка делящихся нуклидов, кг/тонна топлива	47