Федеральное государственное автономное образовательное учреждение высшего образования «СИБИРСКИЙ ФЕДЕРАЛЬНЫЙ УНИВЕРСИТЕТ»

> <u>«Политехнический институт»</u> институт <u>«Тепловые электрические станции»</u> кафедра

> > УТВЕРЖДАЮ Заведующий кафедрой

<u>подпись</u> <u>Е.А. Бойко</u> инициалы, фамилия «____» ____ 2019 г.

БАКАЛАВРСКАЯ РАБОТА

<u>13.03.01 – «Теплоэнергетика и теплотехника»</u> код – наименование направления

Проект расширения Киришской ГРЭС

тема

Руководитель

подпись, дата

подпись, дата

<u>доцент, к.т.н.</u> должность, ученая степень <u>Л.Н. Подборский</u> инициалы, фамилия

<u>И.А. Портнов</u> инициалы, фамилия

<u>С.А. Михайленко</u> инициалы, фамилия

<u>П.В. Шишмарев</u> инициалы, фамилия

Выпускник

Тех. контроль

Нормоконтролер

подпись, дата

Красноярск 2019

подпись, дата

РЕФЕРАТ

Выпускная квалификационная работа по теме «Проект расширения Киришской ГРЭС» содержит 70 страниц текстового документа, 14 использованных источников, 5 листов графического материала.

ПГУ – 800, ПРИНЦИПИАЛЬНАЯ ТЕПЛОВАЯ СХЕМА, ГАЗОВАЯ ТУРБИНА, КОТЕЛ – УТИЛИЗАТОР, ПАРОВАЯ ТУРБИНА К – 245 – 13,3, ТЕХНИКО-ЭКОНОМИЧЕСКИЕ ПОКАЗАТЕЛИ, ЭКОНОМИЧЕСКИЙ РАСЧЕТ, ЭКОЛОГИЧЕСКИЙ РАСЧЕТ.

Объект расширения – Киришская ГРЭС.

Цель строительства:

- сооружение энергоисточника для компенсации покрытия пиковых нагрузок энергосистемы Северо-Запада, повышение надежности электроснабжения и создания резерва дополнительной мощности в смежных регионах.

В результате реализации проекта расширения Киришской ГРЭС планируется увеличение установленной электрической мощности станции до 2600 МВт.

СОДЕРЖАНИЕ

Введение	4
1 Основная часть	5
1.1 Разработка ПТС	5
1.2 Конструкция и тепловой расчет ГТУ	6
1.3 Расчет трехконтурной комбинированной энергоустановки	27
1.4 Описание и укрупненный расчет паровой турбины	48
1.5 Определение экономических показателей ПГУ	55
2 Экономическая часть	56
2.1 Определение ежегодных издержек, связанных с эксплуатацией	56
2.2 Расчёт затрат на топливо	56
2.3 Расходы на оплату труда	57
2.4 Амортизационные отчисления	58
2.5 Расходы на ремонт основных средств	58
2.6 Прочие расходы	59
2.7 Расчёт себестоимости единицы электроэнергии	59
2.8 Расчёт показателей эффективности проекта	60
3 Экологическая часть	62
3.1 Снижение выбросов оксидов азота	63
Заключение	68
Список сокращений	69
Список использованных источников	70

Киришская ГРЭС – это крупнейшая электростанция ОЭС Северо-Запада, входящая в группу компаний «ОГК-2». Электростанция состоит из двух частей: теплофикационной, вырабатывающей электрическую и тепловую энергию в виде горячей воды и пара производственных параметров, и конденсационной, вырабатывающей только электрическую энергию. Конденсационная часть Киришской ГРЭС до модернизации включала в себя 6 энергоблоков с паровыми котлами ТГМП-324 и ТГМП-114, паровыми турбинами К-300-240-1 и имела следующие технико-экономические показатели:

- установленная мощность - 1800 MBт;

– расход электроэнергии на собственные нужды при номинальной нагрузке – 4 %;

– уд. расход усл. топлива на отпуск электроэнергии при работе на природном газе и номинальной нагрузке – 324 г/кВт·ч

В выпускной квалификационной работе предложен проект модернизации энергоблока №6 с использованием парогазовой технологии. В состав нового энергоблока мощностью 800 МВт (ПГУ-800) будут входить:

– две газотурбинные установки SGT5-4000F производства концерна Siemens AG;

– два котла-утилизатора П-132;

– паротурбинная установка К-245-13,3, модернизированная ЛМЗ из существующей турбины К-300-240-1;

– система газоснабжения;

- общеблочные системы.

Газотурбинные установки и котлы-утилизаторы, включая вспомогательное оборудование, размещены во вновь сооруженной пристройке к главному корпусу со стороны временного торца. Паротурбинная установка, вместе со своим вспомогательным оборудованием, осталась в ячейке энергоблока №6. Оборудование системы газоснабжения расположено в двух вновь сооруженных зданиях: здании ППГ и ДКС

4

1 Основная часть

1.1 Разработка ПТС

Атмосферный воздух засасывается компрессором газотурбинной установки (ГТУ) через комплексное воздухоочистительное устройство (КВОУ), сжимается в нем и направляется в камеру сгорания (КС) ГТУ. В КС подается природный газ после дожимной компрессорной станции.

Из КС продукты сгорания направляются в газовую турбину (ГТ), которая приводит во вращение компрессор ГТУ и ее электрогенератор. После ГТУ продукты сгорания направляются в котел – утилизатор. Автономная работа ГТУ без КУ не предусматривается.

Котел – утилизатор включает в себя поверхности нагрева контуров высокого, среднего и низкого давлений, а также контуры промперегрева и газового подогревателя конденсата (ГПК).

Для генерации пара питательная вода от конденсатных насосов второго подъема подается в ГПК КУ, а затем в деаэратор. Далее питательными насосами высокого давления – в экономайзеры и затем – в барабаны контура высокого давления котлов, питательными насосами низкого давления – в барабаны контуров низкого давления. Питательные насосы имеют отбор питательной воды от промежуточной ступени. Вода из отбора поступает в экономайзеры и далее в барабаны контура среднего давления. Из барабанов вода поступает в испарительные поверхности котлов. Пар из барабанов высокого, среднего и низкого давления поступает в соответствующие пароперегреватели и далее подается в паровую турбину. Пар контура среднего давления смешивается с паром, поступающим на промперегрев, поступает в промперегрев и далее в ЦСД турбины. Регулирование температуры пара низкого давления не предусматривается. регулирования температуры пара промперегрева осуществляется путем байпасирования промежуточных промперегревателей котлов.

При модернизации существующие главные паропроводы и паропроводы промперегрева полностью демонтируются и вместо них прокладываются новые. Система регенеративного подогрева паровой турбины исключается из схемы, за исключением конденсатора пара уплотнений ПС – 115 – 2,5.

Пар контура ВД поступает в ЦВД турбины. После ЦВД пар смешивается с паром контура СД и поступает в промперегреватель котла и далее в ЦСД турбины. После ЦСД две трети пара поступают в двухпоточный ЦНД, а одна треть пара проходит через пять ступеней ЦСД и отводится в конденсатор, куда также поступает пар из ЦНД.

Парораспределение турбины – сопловое. Предусматривается возможность работы турбины со скользящим давлением пара.

Конденсат из конденсатора паровой турбины конденсатными насосами первого подъема подается на БОУ, где проходит очистку. Сохранение в схеме БОУ обусловлено высокими требованиями к качеству питательной воды для КУ.

После БОУ конденсат поступает в конденсатор пара уплотнений ПС – 115 – 2,5 и далее, конденсатными насосами второго подъема – в ГПК КУ.

1.2 Конструкция и тепловой расчет ГТУ

ГТУ SGT5-4000F состоит из следующих элементов:

- воздухозаборного тракта;

– 15-ти ступенчатого осевого компрессора с поворотным входным направляющим аппаратом;

- кольцевой камеры сгорания с 24-мя горелочными устройствами;

– 4-х ступенчатой турбины;

- выходного диффузора;

– топливной системы;

– системы гидравлического управления топливной арматурой и ВНА компрессора;

- системы смазки, гидроподъема и ВПУ;

- системы гидравлической оптимизации зазоров;

- системы охлаждающего воздуха;

– антипомпажной системы;

– системы пневматического управления клапанами антипомпажной системы;

– дренажной системы;

- системы вентиляции кожуха;
- системы промывки проточной части;

– системы обнаружения возгораний и пожаротушения;

– систем КИП, автоматического контроля и управления.

Продольное сечение турбогруппы представлено на рисунке 1.

Цикловой воздух через воздухозаборный тракт поступает в компрессор ГТУ, в котором сжимается. Сжатый и нагретый в компрессоре воздух подается в камеру сгорания. В камере сгорания происходит процесс сгорания подведенного топлива с повышением температуры и частичным падением давления. После камеры сгорания высокопотенциальные газы поступают в газовую турбину. Отработав в турбине, выхлопные газы поступают в выходной диффузор ГТУ, который соединен с соответствующим газоходом котла-утилизатора



промвал; 2 - ВПУ; 3 - всасывающий канал; 4 - корпус подшипника компрессора; 5 - радиально-упорный подшипник; 6 - ВНА;
 7 - регулирующее устройство ВНА; 8 - рабочие лопатки компрессора; 9 - направляющие аппараты компрессора; 10 - обойма направляющих аппаратов II; 12 - ротор; 13 - выхлопной диффузор компрессора;
 14 - горелочное устройство; 15 - наружный корпус II; 16 - камера сгорания; 17 - наружный корпус III; 18 - обойма направляющих аппаратов турбины; 19 - направляющие аппараты; 20 - рабочие лопатки турбины; 21 - радиальный подшипник; 22 - выходной корпус

Рисунок 1 – Продольное сечение турбогруппы

Простейшая схема ГТУ показана на рисунке 2, цикл – на рисунке 3.



Т – газовая турбина; К – компрессор; ЭГ –электрогенератор; КС – камера сгорания; КУ – котел-утилизатор.





Рисунок 3 - Цикл простой ГТУ

Ключевыми моментами цикла простой ГТУ являются:

- точка *а* – воздух с давлением Р_а и температурой t_а перед компрессором;

- отрезок ab действительный процесс сжатия воздуха;
- отрезок *ab*' изоэнтропный процесс сжатия;
- отрезок *bc* подвод тепла в КС с увеличением температуры до *t_c*;
- отрезок *cd* реальный процесс расширения газа в турбине;
- отрезок *cd*'- изоэнтропный процесс;
- отрезок *da* условное замыкание цикла.

1.2.1 Исходные данные

При расчете тепловой схемы ГТУ исходными величинами являются:

- электрическая мощность $N_{2} = 280 \, \text{MBT};$
- температура газов перед газовой турбиной $t_c = 1300 \,^{\circ}\text{C}$;
- температура воздуха перед компрессором $t_a = 15$ °C;

- наибольшая допустимая температура металла сопловых и рабочих лопаток по условиям прочности $t_w = 850$ °C;

- степень сжатия в компрессоре $\varepsilon = 18, 2$;
- число ступеней и z = 4;
- коэффициент потерь давления $\lambda = 0.95$;
- КПД КС $\eta_{\kappa,c} = 0,995;$
- механический КПД турбины $\eta_{M} = 0,99$;
- КПД компрессора $\eta_{\kappa} = 0,885$;
- КПД электрогенератора $\eta_{3.2.} = 0,985$;
- коэффициент утечек $\alpha_v = 0,004$;

Газ на площадку к энергоблоку ПГУ – 800 поступает от магистрального газопровода Грязовец – Ленинград через ГРС «Кириши», которая осуществляет одоризацию, сушку, очистку газа от механических примесей и поддержание давления не выше 4Мпа. Рабочее давление в газопроводе – отводе в зависимости от давления газа до ГРС колеблется от 2,5 МПа до 3,8 МПа. Подача газа осуществляется по двум самостоятельным газопроводам высокого давления Ду 500.

- теплота сгорания природного газа $Q_{\mu}^{p} = 33645, 7 \frac{\kappa / 2 \pi}{\pi^{3}};$
- состав природного газа:

 $CO_2 = 0.05\%$; $N_2 = 0.71$; $CH_4 = 97.2\%$; $C_2H_6 = 1.55\%$; $C_3H_8 = 0.38\%$; $C_4H_{10} = 0.07\%$; $C_5H_{12} = 0.06\%$.

1.2.2 Определение параметров процесса сжатия воздуха в компрессоре

Температура в точке а (перед компрессором), К:

$$T_a = t_a + 273, (1.1)$$

$$T_{a} = 15 + 273, 15 = 288, 15$$
.

Теплоемкость воздуха, соответствующая температуре t_a , кДж/м³:

$$c_p^{\theta}(t_a) = (1,2866 + 0,0001201 \cdot t_a), \tag{1.2}$$

$$c_p^{\theta}(t_a) = (1,2866 + 0,0001201 \cdot 15) = 1,2884.$$

Геплоемкость воздуха при температуре 25 °C, кДж/м³:

$$c_p^{\theta}(25^{\circ}) = (1,2866 + 0,0001201 \cdot 25) = 1,2896.$$

Объемная энтальпия воздуха перед компрессором, кДж/м³:

$$\dot{h_a}(t_a) = c_p^a(t_a) \cdot t_a, \qquad (1.3)$$

$$\dot{h_a}(t_a) = c_p^a(t_a) \cdot t_a = 1,2884 \cdot 15 = 19,326,$$

$$h^6(25) = c_p^6(25) \cdot 25 = 1,2896 \cdot 25 = 32,2401,$$

$$h_a = \dot{h_a}(t_a) - h^6(25) = 19,326 - 32,2401 = -12,914.$$

В первом приближении принимаем значение показателя степени в процессе сжатия для воздуха $m_{\rm B} = 0,2794$. Тогда температура воздуха за компрессором в первом приближении, °C:

$$T_b = T_a \left(1 + \frac{\varepsilon^{m_{\theta}} - 1}{\eta_{\kappa}} \right), \tag{1.4}$$

$$T_{b} = 288,15 \cdot \left(1 + \frac{18,2^{0,2794} - 1}{0,885}\right) = 649,942.$$

$$t_{b} = T_{b} - 273,$$
 (1.5)

$$t_b = 649,942 - 273,15 = 421,792$$

Объемная теплоемкость воздуха при температуре tb, кДж/м³:

$$c_p^s(t_b) = 1,2866 + 0,0001201 \cdot t_b, \tag{1.6}$$

$$c_p^s(t_b) = 1,2866 + 0,0001201 \cdot 421,792 = 1,337$$

Объемная энтальпия воздуха за компрессором в реальном процессе (точка b), кДж/м³:

$$h_{b} = h_{b}^{'}(t_{b}) - h^{B}(25^{o}) = c_{p}^{B}(t_{b}) \cdot t_{b} - c_{p}^{B}(25^{o}) \cdot 25^{o}, \qquad (1.7)$$

$$h_{b} = 564,044 - 32,24 = 531,804.$$

Средняя объемная теплоемкость воздуха в процессе сжатия в компрессоре, кДж/(м³·град):

$$c_p^{B'} = \frac{h_b - h_a}{t_b - t_a},$$

$$(1.8)$$

$$c_p^{B'} = \frac{531,8 - (-12,91)}{421,79 - 15} = 1,339.$$

Средняя массовая теплоемкость воздуха в процессе сжатия в компрессоре, кДж/(кг·град):

$$c_{p}^{B} = c_{p}^{B} / \rho_{\theta},$$

$$c_{p}^{\theta} = \frac{1,339}{1,293} = 1,036.$$
(1.9)

где $\rho_{6} = 1,293$ кг/м³ – плотность воздуха при нормальных условиях.

Уточнение показателя степени *m*₆:

$$m_{e} = R_{e} / c_{p}^{B}, \qquad (1.10)$$

$$m_{d} = \frac{0,287}{1,036} = 0,277,$$

где $R_{e} = 0,287$ кДж/(кг·град) – газовая постоянная для воздуха.

Уточнение температуры и энтальпии воздуха за компрессором при новом значении *m*₆ (второе приближение).

$$T_b = 288,15 \cdot \left(1 + \frac{18,2^{0,277} - 1}{0,885}\right) = 690,13,$$

$$t_b = 690, 13 - 273, 15 = 416, 98$$

$$\begin{split} c_p^{e}(t_b) &= 1,2866 + 0,0001201 \cdot 416,98 = 1,337 ,\\ h_b &= 557,369 - 32,24 = 525,129 ,\\ c_p^{e}' &= \frac{525,128 - (-12,914)}{416,98 - 15} = 1,338 ,\\ c_p^{e} &= \frac{1,338}{1,293} = 1,035 ,\\ m_d &= \frac{0,287}{1,035} = 0,277 , \end{split}$$

1.2.3 Определение параметров газа после камеры сгорания

Теоретический объем воздуха, необходимый для полного сжигания 1 м³ газа (для $\alpha = 1$), м³/м³:

-
$$V_0 = 9,647$$

Объем трехатомных газов в чистых продуктах сгорания, м³/м³: - $V_{RO_2} = 1,021$

Теоретический объем водяных паров в чистых продуктах сгорания, м³/м³: - $V_{H_2O} = 2,071$

Теоретический объем азота, м³/м³: - $V_{N_2} = 7,628$

Теплоемкости компонентов после камеры сгорания при температуре t_c , кДж/(м³·град):

$$c_{RO_2} = (1,699 + 0,0004798 \cdot t_c), \qquad (1.11)$$

$$c_{RO_2} = (1,699 + 0,0004798 \cdot 1300) = 2,323.$$

$$c_{H_{2^o}} = (1,4733 + 0,0002498 \cdot t_c), \qquad (1.12)$$

$$c_{H_2o} = (1,4733 + 0,0002498 \cdot 1300) = 1,798$$

$$c_{RO_2} = (1,2799 + 0,0001107 \cdot t_c), \qquad (1.13)$$

$$c_{N_2} = (1,2799 + 0,0001107 \cdot 1300) = 1,424.$$

$$c_{V_0} = (1,2866 + 0,0001201 \cdot t_c), \qquad (1.14)$$

$$c_{V_0} = (1,2866 + 0,0001201 \cdot 1300) = 1,443.$$

Аналогично определяются теплоемкости компонентов при температуре 25°C:

$$\begin{split} c_{_{RO_2}} &= (1,699 + 0,0004798 \cdot t(25^\circ)) = (1,699 + 0,0004798 \cdot 25) = 1,711\\ c_{_{H_{2}o}} &= (1,4733 + 0,0002498 \cdot t(25^\circ)) = (1,4733 + 0,0002498 \cdot 25) = 1,48\\ c_{_{N_2}} &= (1,2799 + 0,0001107 \cdot t(25^\circ)) = (1,2799 + 0,0001107 \cdot 25) = 1,283\\ c_{_{V_0}} &= (1,2866 + 0,0001201 \cdot t(25^\circ)) = (1,2866 + 0,0001201 \cdot 25) = 1,29 \end{split}$$

Суммарный объем чистых продуктов сгорания и водяных паров после камеры сгорания при $\alpha = 1$:

$$V_{\Gamma} = 10,72$$

Объемные доли компонентов в чистых продуктах сгорания:

$$r_{RO_{2}} = \frac{V_{RO_{2}}}{V_{c}^{2}}, \qquad (1.15)$$

$$r_{RO_{2}} = \frac{1.021}{10.72} = 0.095. \qquad (1.16)$$

$$r_{H_{2}0} = \frac{V'_{H_{2}0}}{V_{c}^{2}}, \qquad (1.16)$$

$$r_{H_{2}0} = \frac{2.071}{10.72} = 0.193. \qquad (1.17)$$

$$r_{N_{2}} = \frac{V_{N_{2}}}{V_{c}^{2}}, \qquad (1.17)$$

Энтальпия чистых продуктов сгорания при температуре t_c после камеры сгорания определяется, как энтальпия смеси компонентов, кДж/м³:

$$\begin{aligned} \dot{h_{cI}} &= \left(\dot{r_{RO_2}} \cdot c_{RO_2} + \dot{r_{H2O}} \cdot c_{H_2O} + \dot{r_{N2}} \cdot c_{N_2}\right) \cdot t_c, \end{aligned} \tag{1.18} \\ \dot{h_{c1}} &= (0,095 \cdot 2,323 + 0,193 \cdot 1,798 + 0,712 \cdot 1,424) \cdot 1300 = 2056,225 \, . \\ \dot{h_{\Gamma I}} &= \left(\dot{r_{RO_2}} \cdot c_{RO_2} (25) + \dot{r_{H2O}} \cdot c_{H_2O} (25) + \dot{r_{N2}} \cdot c_{N_2} (25)\right) \cdot 25, \end{aligned} \tag{1.19} \\ \dot{h_{\Gamma I}} &= (0,095 \cdot 1,711 + 0,193 \cdot 1,48 + 0,712 \cdot 1,283) \cdot 25 = 34,037 \, . \\ \dot{h_{cI}} &= \dot{h_{cI}}(t_c) - \dot{h_{\Gamma I}}(25^o), \end{aligned} \tag{1.20} \\ \dot{h_{c1}} &= 2056,225 - 34,037 = 2022,188 \, . \end{aligned}$$

Объемная энтальпия воздуха при температуре *t*_cпосле камеры сгорания, кДж/м³:

$$h_{c}^{B} = h_{c}^{B'}(t_{c}) - h^{B}(25^{o}) = c_{p}^{B}(t_{c}) \cdot t_{c} - c_{p}^{B}(25^{o}) \cdot 25^{o},$$
(1.21)
$$h_{C}^{B} = (1,2866 + 0,0001201 \cdot 1300) \cdot 1300 - (1,2866 + 0,0001201 \cdot 25) \cdot 25 = 1843,309.$$

Коэффициент избытка воздуха в камере сгорания:

$$\alpha = \frac{Q_{\mu}^{\ p} \cdot \eta_{\kappa,c} + V_0 \cdot h_c^{\scriptscriptstyle B} + h_{Tn} - (1 + V_0) \cdot h_{cI}}{V_0 \cdot (h_c^{\scriptscriptstyle B} - h_b)},$$

$$\alpha = \frac{33645, 7 \cdot 0,995 + 9,647 \cdot 1843, 31 + 0 - (1 + 9,646) \cdot 2022, 188}{9,647 \cdot (1843, 31 - 525, 129)} = 2,338.$$
(1.22)

Энтальпию топлива, поступающего в КС, можно принять $h_{Tn} = 0$. Суммарный объем водяных паров после камеры сгорания при $\alpha > 1$:

$$V_{H_2O} = V_{H_2O} + 0,0161 \cdot (\alpha - 1) \cdot V_0,$$

$$V_{H_2O} = 2,071 + 0,0161 \cdot (2,338 - 1) \cdot 9,647 = 2,279.$$
(1.23)

Суммарный объем газов после КС при α > 1:

$$V_{\Gamma} = V_{RO_2} + V_{H2O} + V_{N2} + (\alpha - 1) \cdot V_0, \qquad (1.24)$$

$$V_{\Gamma} = 1,021+2,279+7,628+(2,338-1)\cdot 9,647 = 23,835.$$

Объемные доли компонентов в суммарном объеме газов:

$$r_{RO_{2}} = \frac{V_{RO_{2}}}{V_{\Gamma}} = \frac{1,0021}{23,835} = 0,095,$$

$$r_{H_{2}0} = \frac{V_{H_{2}0}}{V_{\Gamma}} = \frac{2,279}{23,835} = 0,096,$$

$$r_{N_{2}} = \frac{V_{N_{2}}}{V_{\Gamma}} = \frac{7,628}{23,835} = 0,32,$$

$$r_{V_{0}} = \frac{(\alpha - 1) \cdot V_{0}}{V_{\Gamma}},$$

$$r_{V_{0}} = \frac{(2,338 - 1) \cdot 9,647}{23,835} = 0,542.$$
(1.25)

Энтальпия газов при температуре t_c после камеры сгорания определяется, как энтальпия смеси компонентов, кДж/м³:

$$\dot{h_c} = \left(r_{RO_2} \cdot c_{RO_2} + r_{H_2O} \cdot c_{H_2O} + r_{N_2} \cdot c_{N_2} + r_{V0} \cdot c_{V0}\right) \cdot t_c, \qquad (1.26)$$

$$\dot{h_c} = (0,043 \cdot 2,323 + 0,096 \cdot 1,798 + 0,232 \cdot 1,424 + +0,542 \cdot 1,443) \cdot 1300 = 1960,837.$$

Аналогично определяется энтальпия газов $h_{I}(25^{\circ})$ при температуре 25 °C. В итоге искомая объемная энтальпия газов после камеры сгорания, кДж/м³:

$$h_{\Gamma} = (0,043 \cdot 1,711 + 0,096 \cdot 1,48 + 0,232 \cdot 1,283 + 0,542 \cdot 1,29) \cdot 25 = 33,09.$$

$$h_{c} = h_{c}^{'}(t_{c}) - h_{\Gamma}(25^{o}), \qquad (1.27)$$

$$h_{C} = 1960,837 - 33,09 = 1927,748.$$

Объемная теплоемкость газов перед турбиной, кДж/(м³·град):

$$c_p^{\Gamma'} = h_c / t_c, \qquad (1.28)$$

$$c_p^{\Gamma'} = \frac{1927,748}{1300} = 1,483.$$

Молекулярная масса газов перед турбиной, кг/моль:

$$\mu_{\Gamma} = 28,15 \cdot r_{N2} + 44,01 \cdot r_{RO_2} + 18,02 \cdot r_{H2O} + 28,97 \cdot r_{V0}, \qquad (1.29)$$

$$\mu_{\Gamma} = 28,15 \cdot 0,32 + 44,01 \cdot 0,043 + 18,02 \cdot 0,096 + 28,97 \cdot 0,542 = 28,305.$$

Объем 1 моля для всех газов при нормальных условиях (давлении 1 бар, температуре 0 °C) равен 22,41 м³/моль.

Плотность газов перед турбиной при нормальных условиях, кг/м³:

$$\rho_{\Gamma} = \mu_{\Gamma} / 22,41, \tag{1.30}$$

$$\rho_{\Gamma} = \frac{28,305}{22,41} = 1,263.$$

Массовая теплоемкость газов перед турбиной, кДж/(кг·град):

$$c_{p}^{\Gamma} = c_{p}^{\Gamma'} / \rho_{\Gamma}, \qquad (1.31)$$

$$c_{p}^{\Gamma} = \frac{1,483}{1,263} = 1,174.$$

Газовая постоянная, кДж/(кг·град):

$$R_{\Gamma} = 8,314 / \mu_{\Gamma}, \qquad (1.32)$$

$$R_{\Gamma} = \frac{8,314}{28,305} = 0,294 \, .$$

Показатель степени для газов перед турбиной:

$$m_{\Gamma} = R_{\Gamma} / c_p^{\Gamma}, \qquad (1.33)$$

$$m_{\Gamma} = \frac{0,294}{1,174} = 0,25$$
.

1.2.4 Определение параметров процесса расширения газа в турбине

Для определения температуры газов за турбиной (точка $d_{\rm B}$ реальном процессе) в первом приближении используется найденное в п. 1.33 значение показателя степени для газов m_{Γ} :

$$T_{d} = T_{c} \left(1 - (1 - \delta^{-m_{T}}) \cdot \eta_{T} \right),$$

$$T_{d} = 1573 \cdot (1 - (1 - 17, 29^{0.25}) \cdot 0, 91) = 843, 255.$$

$$\theta_{d} = T_{d} - 273,$$

$$\theta_{d} = 843, 255 - 273, 15 = 570, 105.$$

$$(1.34)$$

где $\delta = \varepsilon \cdot \lambda$ – действительное отношение давлений в турбине.

Объемные теплоемкости компонентов газа за турбиной при температуре θ_d , кДж/(м³·град):

$$\begin{split} c_{RO_2} &= (1,699 + 0,0004798 \cdot \theta_d) = (1,699 + 0,0004798 \cdot 570,105) = 1,973, \\ c_{H_2o} &= (1,4733 + 0,0002498 \cdot \theta_d) = (1,4733 + 0,0002498 \cdot 570,105) = 1,616, \\ c_{N_2} &= (1,2799 + 0,0001107 \cdot \theta_d) = (1,2799 + 0,0001107 \cdot 570,105) = 1,343, \\ c_{V_0} &= (1,2866 + 0,0001201 \cdot \theta_d) = (1,2866 + 0,0001201 \cdot 570,105) = 1,355. \end{split}$$

Энтальпия газов при температуре θ_d определяется, кДж/м³:

$$h'_{d} = (r_{H_{2}o} \cdot c_{H_{2}o} + r_{Ro_{2}} \cdot c_{RO_{2}} + r_{N_{2}} \cdot c_{N_{2}} + r_{V_{0}} \cdot c_{v_{0}}) \cdot \theta_{d}, \qquad (1.36)$$

$$h'_{d} = (0,043 \cdot 2,323 + 0,096 \cdot 1,798 + 0,232 \cdot 1,424 + +0,542 \cdot 1,443) \cdot 570,105 = 795,3939.$$

Аналогично определяются теплоемкости компонентов и энтальпия газов при температуре 25 °C, кДж/(м³·град):

$$h_{\Gamma}(25^{\circ}) = (0,043 \cdot 2,323 + 0,096 \cdot 1,798 + 0,232 \cdot 1,424 + 0,542 \cdot 1,443) \cdot 25 = 33,09$$

В итоге, объемная энтальпия газов за турбиной, кДж/м³:

$$h_d = h'_d - h_{\Gamma}(25^{\circ}),$$
 (1.37)
 $h_d = 799,615 - 33,09 = 766,526.$

Массовая энтальпия газов за турбиной, кДж/кг:

$$I_d = h_d / \rho_r,$$

$$I_d = \frac{766,526}{1,263} = 606,893.$$
(1.38)

Объемная теплоемкость газов за турбиной (перед котлом-утилизатором), кДж/(м³·град):

$$c_p^{\Gamma'} = h_d / \theta_d,$$

$$c_p^{\Gamma'} = \frac{766,526}{570,105} = 1,345.$$
(1.39)

Массовая теплоемкость газов за турбиной (перед КУ), кДж/(кг·град):

$$c_{p}^{\Gamma} = c_{p}^{\Gamma'} / \rho_{\Gamma}, \qquad (1.40)$$
$$c_{p}^{\Gamma} = \frac{1,345}{1,263} = 1,065.$$

Средняя объемная теплоемкость процесса расширения турбины, кДж/(м³·град):

$$c_{pcp}^{\Gamma} = \frac{h_c - h_d}{t_c - \theta_d},\tag{1.41}$$

$$c_{pcp}^{\Gamma'} = \frac{1928 - 766,526}{1300 - 570,105} = 1,591.$$

Средняя массовая теплоемкость процесса расширения турбины, кДж/(кг·град):

$$c_{pcp}^{\Gamma} = c_{pcp}^{\Gamma'} / \rho_{\Gamma}, \qquad (1.42)$$

$$c_{pcp}^{\Gamma} = \frac{1,591}{1,263} = 1,26.$$

Средний показатель степени процесса расширения турбины:

$$m_{\Gamma cp} = R_{\Gamma} / c_{pcp}^{\Gamma}, \qquad (1.43)$$

$$m_{\Gamma cp} = \frac{0,294}{1,26} = 0,233.$$

Для определения температуры газов за турбиной (точка dв реальном процессе) в третьем приближении используется найденное в формуле (1.43) среднее значение показателя степени для газов $m_{\Gamma cp}$:

$$\begin{split} T_d = & 1573 \cdot (1 - (1 - 17, 29^{0,233}) \cdot 0, 91) = 878,075, \\ \theta_d = & 878,075 - 273,15 = 604,925. \end{split}$$

Объемные теплоемкости компонентов газа за турбиной при температуре θ_d , кДж/(м³ град):

$$\begin{split} c_{RO_2} &= (1,699 + 0,0004798 \cdot \theta_d) = (1,699 + 0,0004798 \cdot 604,925) = 1,989 \,, \\ c_{H_2o} &= (1,4733 + 0,0002498 \cdot \theta_d) = (1,4733 + 0,0002498 \cdot 604,925) = 1,624 \,, \\ c_{N_2} &= (1,2799 + 0,0001107 \cdot \theta_d) = (1,2799 + 0,0001107 \cdot 604,925) = 1,347 \,, \\ c_{V_0} &= (1,2866 + 0,0001201 \cdot \theta_d) = (1,2866 + 0,0001201 \cdot 604,925) = 1,359 \,. \end{split}$$

Энтальпия газов при температуре θ_d определяется, как энтальпия смеси компонентов, кДж/м³:

$$h'_{d} = (0,043 \cdot 2,323 + 0,096 \cdot 1,798 + 0,232 \cdot 1,424 + 0,542 \cdot 1,443) \cdot 604,925 = 851,506$$

В итоге, объемная энтальпия газов за турбиной, кДж/м³:

 $h_d = 851,506 - 33,09 = 818,416$.

Массовая энтальпия газов за турбиной, кДж/кг:

$$I_d = \frac{818,416}{1,263} = 647,976.$$

Объемная теплоемкость газов за турбиной (перед котлом-утилизатором), кДж/(м³·град):

$$c_p^{\Gamma'} = \frac{818,416}{604,925} = 1,353.$$

Массовая теплоемкость газов за турбиной (перед котлом-утилизатором), кДж/(кг·град):

$$c_P^{\Gamma} = \frac{1,353}{1,263} = 1,071$$

Средняя объемная теплоемкость процесса расширения турбины, кДж/(м³·град):

 $c_{pcp}^{\Gamma'} = \frac{1928 - 818,416}{1300 - 604,925} = 1,596.$

Средняя массовая теплоемкость процесса расширения турбины, кДж/(кг·град):

$$c_{pcp}^{\Gamma} = \frac{1,596}{1,263} = 1,264.$$

Средний показатель степени процесса расширения турбины:

$$m_{\Gamma cp} = \frac{0,294}{1,264} = 0,232$$

Третье приближение:

$$T_d = 1573 \cdot (1 - (1 - 17, 29^{0,232}) \cdot 0, 91) = 879,624,$$

$$\theta_d = 879,624 - 273,15 = 606,474$$

Объемные теплоемкости компонентов газа за турбиной при температуре θ_d , кДж/(м³·град):

$$\begin{split} c_{RO_2} &= (1,699 + 0,0004798 \cdot \theta_d) = (1,699 + 0,0004798 \cdot 606,474) = 1,99 \,, \\ c_{H_2o} &= (1,4733 + 0,0002498 \cdot \theta_d) = (1,4733 + 0,0002498 \cdot 606,474) = 1,625 \,, \\ c_{N_2} &= (1,2799 + 0,0001107 \cdot \theta_d) = (1,2799 + 0,0001107 \cdot 606,474) = 1,347 \,, \\ c_{V_0} &= (1,2866 + 0,0001201 \cdot \theta_d) = (1,2866 + 0,0001201 \cdot 606,474) = 1,359 \,. \end{split}$$

Энтальпия газов при температуре θ_d определяется, как энтальпия смеси компонентов, кДж/м³:

 $h'_d = (0,043 \cdot 2,323 + 0,096 \cdot 1,798 + 0,232 \cdot 1,424 + 0,542 \cdot 1,443) \cdot 604,474 = 853,822.$

В итоге, объемная энтальпия газов за турбиной, кДж/м³:

 $h_d = 853,822 - 33,09 = 820,732$.

Массовая энтальпия газов за турбиной, кДж/кг:

$$I_d = \frac{820,732}{1,263} = 649,811.$$

Объемная теплоемкость газов за турбиной (перед котлом-утилизатором), кДж/(м³·град):

$$c_p^{\Gamma'} = \frac{820,732}{1,263} = 1,353.$$

Массовая теплоемкость газов за турбиной (перед котлом-утилизатором), кДж/(кг·град):

$$c_P^{\Gamma} = \frac{1,353}{1,263} = 1,071.$$

Средняя объемная теплоемкость процесса расширения турбины, кДж/(м³·град):

$$c_{pcp}^{\Gamma'} = \frac{1928 - 820,732}{1300 - 606,474} = 1,596.$$

Средняя массовая теплоемкость процесса расширения турбины, кДж/(кг·град):

$$c_{pcp}^{\Gamma} = \frac{1,596}{1,263} = 1,264$$
.

Средний показатель степени процесса расширения турбины:

$$m_{\Gamma cp} = \frac{0,294}{1,264} = 0,232$$

Работа расширения газа в турбине (полезно использованный теплоперепад), кДж/кг:

$$H_{iT} = (h_c - h_d) / \rho_{\Gamma},$$

$$H_{iT} = \frac{1928 - 820,732}{1,263} = 876,474.$$
(1.44)

Располагаемый теплоперепад турбины, кДж/кг:

$$H_{0T} = \frac{H_{iT}}{\eta_T},\tag{1.45}$$

$$H_{0T} = \frac{876,474}{0,91} = 963,158.$$

Работа, затраченная на сжатие воздуха в компрессоре, кДж/м³:

$$H_K = h_b - h_a,$$
 (1.46)
 $H_K = 525,129 - (-12,914) = 538,043.$

Коэффициент, учитывающий утечки воздуха:

$$b = \frac{\alpha \cdot V_0 (1 + \alpha_y)}{1 + \alpha \cdot V_0},\tag{1.47}$$

$$b = \frac{2,338 \cdot 9,647 \cdot (1+0,005)}{1+2,338 \cdot 9,647} = 0,962.$$

где *α* – коэффициент избытка воздуха;

 α_y – коэффициент утечек.

Полезная работа ГТУ на валу агрегата, кДж/м³:

$$H_e = H_{iT} \cdot \eta_M \cdot \rho_\Gamma - b \cdot H_K, \tag{1.48}$$

$$H_e = 876,474 \cdot 0,99 \cdot 1,263 - 0,962 \cdot 538,043 = 578,17$$
.

Объемный расход газов на турбину, м³/с:

$$G_T = N_{\mathcal{Y}} / (H_e \cdot \eta_{\mathcal{Y},\Gamma}), \qquad (1.49)$$

$$G_T^{'} = \frac{280000}{578,17 \cdot 0,985} = 491,662$$
.
Массовый расход газов на турбину, кг/с:

$$G_T = G_T \cdot \rho_\Gamma, \tag{1.50}$$

$$G_T = 491,662 \cdot 1,263 = 620,985$$

Объемный расход воздуха, подаваемого компрессором, с учетом утечек, м 3 /с:

$$G_K = b \cdot G_T^{'},$$
 (1.51)
 $G_K = 0,962 \cdot 491,662 = 473,142.$

Расход топлива на ГТУ без охлаждения, м³/с:

$$B = \frac{G_T}{(1 + \alpha \cdot V_0)},\tag{1.52}$$

$$B = \frac{491,662}{1+2,338\cdot9,647} = 20,874.$$

Мощность, развиваемая газовой турбиной, кВт:

$$N_{iT} = G_T \cdot H_{iT}, \tag{1.53}$$

$$N_{iT} = 620,985 \cdot 876,474 = 544277,036$$
.

Мощность, потребляемая компрессором, кВт:

$$N_K = G_K \cdot H_K, \tag{1.54}$$

$$N_K = 473, 142.538, 043 = 254570, 306$$
.

Коэффициент полезной работы ГТУ:

$$\varphi = \frac{N_{iT} - N_K}{N_{iT}},\tag{1.54}$$

$$\phi = \frac{544277,036 - 254570,306}{544277,036} = 0,532.$$

Коэффициент полезного действия ГТУ (электрический КПД ГТУ) без охлаждения:

$$\eta_{\mathcal{F}} = \frac{(N_{iT} - N_K) \cdot \eta_{\mathcal{F}.\Gamma}}{B \cdot Q_{\mu}^{p}},\tag{1.55}$$

$$\eta_{\mathcal{P}} = \frac{(544277,036 - 254570,306) \cdot 0,985}{20,874 \cdot 33645,7} = 0,406.$$

1.2.5 Учет охлаждения турбины ГТУ

Относительный расход воздуха, отбираемый от компрессора на охлаждение турбины, м³/м³:

$$g_{g} = G_{ox\pi} / G_{T} = 0,02 + 0,32 \cdot 10^{-3} \cdot (t_{c} - t_{w}),$$

$$g_{g} = 0,02 + 0,32 \cdot 10^{-3} \cdot (1300 - 850) = 0,164.$$
(1.56)

где t_w — наибольшая допустимая температура металла лопаток, определяемая по условиям прочности, $t_w = 800-850$ °C.

Ориентировочная температура газов после первой ступени, K, (если принять число ступеней газовой турбины z=4 и считать теплоперепады всех ступеней одинаковыми):

$$T_2^I = T_c - \frac{1}{z} \cdot \frac{H_{iT}}{c_{pcp}^{\Gamma}},\tag{1.57}$$

$$T_2^1 = 1573 - \frac{1}{4} \cdot \frac{876,474}{1,264} = 1399,769$$

Коэффициент снижения работы охлаждаемой турбины:

$$\gamma = \gamma_K - \gamma_B + \gamma_T, \tag{1.58}$$

где γ_{κ} - коэффициент снижения работы турбины, учитывающий затраты на сжатие дополнительного воздуха, подаваемого на охлаждение;

γ^{*T*}- коэффициент, учитывающий снижение эффективности охлаждаемых ступеней по сравнению с неохлаждаемыми;

*у*_{*B*}- коэффициент увеличения работы турбины за счет дополнительной работы охлаждающего воздуха, сбрасываемого в проточную часть.

$$\gamma = \frac{1}{\varphi} \cdot \left(1 - \varphi - \frac{z - 1}{z} \cdot \frac{T_b}{T_2^l} \right) + \frac{0.6}{4 \cdot \varphi},$$

$$\gamma = \frac{1}{0,528} \cdot \left(1 - 0,528 - \frac{4 - 1}{4} \cdot \frac{690,13}{1410} \right) + \frac{0.6}{4 \cdot 0,532} = 0,466.$$
(1.58)

Располагаемая работа ГТУ без охлаждения, кДж/м³:

$$H_{\Gamma TY} = H_{iT} \cdot \rho_{\Gamma} - b \cdot H_K, \tag{1.59}$$

$$H_{\Gamma TY} = 876,474 \cdot 1,263 - 0,962 \cdot 538,043 = 589,24.$$

Внутренняя работа ГТУ с охлаждением, кДж/м³:

$$H_{\Gamma TY}^{oxn} = H_{\Gamma TY} \cdot (1 - \gamma \cdot g_{\theta}), \tag{1.60}$$

$$H_{\Gamma TV}^{oxn} = 544,225 \cdot (1-0,466 \cdot 0,164) = 544,225.$$

Механический КПД ГТУ:

$$\eta_{\Gamma TY}^{M} = 1 - \frac{(1 - \eta_{M})}{\varphi},\tag{1.61}$$

$$\eta_{TTY}^{M} = 1 - \frac{(1 - 0.99)}{0.532} = 0.981.$$

Объемный расход газов на турбину с охлаждением, м³/с:

$$G_T^{oxn'} = \frac{N_{\Im}}{H_{\Gamma TY}^{oxn} \cdot \eta_{\Gamma TY}^M \cdot \eta_{\Im,\Gamma}},$$
(1.62)

$$G_T^{oxn'} = \frac{280000}{544,225 \cdot 0,981 \cdot 0,985} = 532,329 .$$

Массовый расход газов на турбину с охлаждением, кг/с:

$$G_T^{oxn} = G_T^{oxn'} \cdot \rho_\Gamma, \tag{1.63}$$

$$G_T^{oxn} = 532,329 \cdot 1,263 = 672,349,$$

Расход топлива на ГТУ с охлаждением, м³/с:

$$B_{oxn} = \frac{G_T^{oxn'}}{1 + \alpha \cdot V_0},$$
(1.64)

$$B_{oxn} = \frac{532,329}{1+2,338\cdot9,647} = 22,601$$

Расход воздуха в камеру сгорания с учетом расхода на охлаждение, м³/с:

$$G_{KC}^{oxn} = \frac{\alpha \cdot V_0}{1 + \alpha \cdot V_0} \cdot G_T^{oxn'},$$

$$G_{KC}^{oxn} = \frac{2,338 \cdot 9,647}{1 + 2,338 \cdot 9,647} \cdot 532,329 = 509,728.$$
(1.65)

Необходимая производительность компрессора с учетом расхода воздуха на охлаждение, м³/с:

$$G_{K}^{oxn'} = (b + g_{e}) \cdot G_{T}^{oxn'},$$

$$G_{K}^{oxn'} = (0,962 + 0,164) \cdot 532,329 = 599,579$$
(1.66)

Объемный расход газов на выходе из турбины с учетом воздуха, сбрасываемого в проточную часть из системы охлаждения (расход газов в котелутилизатор),м³/с:

$$G'_{KY} = (1 + g_{\rm B}) \cdot G_T^{oxn'},$$
 (1.67)

$$G_{KV} = (1+0,164) \cdot 532,329 = 619,631$$

Массовый расход газов на выходе из турбины с учетом воздуха, сбрасываемого в проточную часть из системы охлаждения (расход газов в котелутилизатор), кг/с:

$$G_{\Gamma} = G_{KV} \cdot \rho_{\Gamma},$$
 (1.68)
 $G_{\Gamma} = 619,631 \cdot 1,263 = 782,615.$

Электрический КПД ГТУ с охлаждением:

$$\eta_{\mathcal{F}}^{oxn} = \eta_{\mathcal{F}} \cdot (1 - \gamma \cdot g_{\mathrm{B}}), \tag{1.69}$$

 $\eta_{\mathfrak{I}}^{OXII} = 0,406 \cdot (1 - 0,466 \cdot 0,164) = 0,375.$

1.3 Расчет трехконтурной комбинированной энергоустановки

1.3.1 Исходные данные

1.Каждая ГТУ имеет следующие характеристики:

- расход уходящих газов $G_{\Gamma} = 782,615$ кг/с;

- температуру уходящих газов (на входе в КУ) ú_d =606,474 °C;

2. Температура наружного воздуха $t_{\text{н.в.}} = 15 \text{ °C}$, давление $p_{\text{н.в.}} = 10^5 \, \Pi a$.

3.Давление в контурах КУ: $p_0^{Bd} = 15 \text{ МПа}; p_0^{cd} = 3,55 \text{ МПа}; p_0^{Hd} = 0,44 \text{ МПа};$

4.Давление на входе и на выходе из контура промежуточного пароперегреватея соответственно: $p_{BX}^{III} = 3,91$ МПа; $p_{BLX}^{III} = 3,14$ МПа.

5. Температура в контурах КУ: t₀^{вд} = 540 °C; p₀^{сд} =345 °C; p₀^{нд} =263 °C;

6. Температура пара промперегрева, вход; выход, соответственно: $t_{\text{вx}}^{\text{пx}} = 345 \text{ °C}; t_{\text{вых}}^{\text{пп}} = 535 \text{ °C}.$

7. Давление в деаэраторе $p^{Д} = 0,2$ МПа.

8. Схема ПГУ представлена на рисунке 3.



Рисунок 4 - Схема трехконтурной ПГУ с промперегревом с двумя КУ Уравнение теплового баланса для ППВД одного КУ имеет вид:

$$G_{2} \cdot (I_{d} - I_{2}^{nn}) = G_{\Pi}^{ed} \cdot (h_{0}^{ed} - h_{s}^{ed}), \qquad (1.70)$$

где $G_2 = 782,615$ кг/с – расход газов на котел;

*I*_d =649,811 кДж/кг – энтальпия газов на входе в котел;

 $h_0^{60} = 3423,224$ кДж/кг – энтальпия перегретого пара на выходе из пароперегревателя высокого давления котла при p_0^{60} и t_0^{60} ;

 $h_s^{6d} = 2610,865$ кДж/кг – энтальпия насыщенного пара на входе в пароперегреватель высокого давления (при давлении p_0^{6d});

 I_{2}^{nn} - энтальпия газов перед промперегревом.

Зададим температурный напор $\delta t_{nn} = 20$ °C.

Тогда температура газов перед промперегревом:

$$\mathcal{G}_{2}^{nn} = t_{g_{bbx}}^{nn} + \delta t_{nn},$$
 (1.71)
 $\mathcal{G}_{2}^{nn} = 535 + 20 = 555^{\circ}C.$

Непосредственно, энтальпия газов перед промперегревом, кДж/кг:

 $I_{2}^{nn} = 589,157.$

Из уравнения (1.70) определим расход пара ВД:

$$\begin{aligned} G_{\Pi}^{\rm gd} &= G_{\rm 2} \cdot (I_d - I_{\rm 2}^{\rm nn}) / (h_0^{\rm gd} - h_{\rm s}^{\rm gd}) \\ G_{\Pi}^{\rm gd} &= 782,615 \cdot (649,811 - 589,157) / (3423 - 2611) = 58,432 \text{kg/c} \,. \end{aligned}$$

Для ППСД будет справедливым следующая зависимость:

$$G_{\mathcal{Z}} \cdot (I_{nn}^{c\partial} - I_{_{\mathcal{B}\mathcal{H}}}^{c\partial}) = G_{\Pi}^{c\partial} \cdot (h_0^{c\partial} - h_s^{c\partial}), \qquad (1.73)$$

где I_{nn}^{co} – энтальпия газов на входе в ППСД, кДж/кг;

I^{*вд*}_{*вэк*} – энтальпия газов на входе в 4 ступень водяного экономайзера высокого давления, кДж/кг;

 $h_0^{c\partial} = 3092 \text{ кДж/кг} - энтальпия перегретого пара на выходе из ППСД;$

 $h_s^{c\partial} = 2802,613 \text{ кДж/кг} - энтальпия насыщенного пара на входе в ППСД;$

Выбрав температурный напор $\delta t_{nn}^{c\partial} = 15$ °C, найдем температуру газов перед ППСД:

$$\mathcal{G}_{nn}^{c\partial} = t_o^{c\partial} + \delta t_{nn}^{c\partial},$$
(1.74)
$$\mathcal{G}_{2}^{nn} = 345 + 15 = 360^{\circ}C.$$

тогда энтальпия газов перед ППСД, кДж/кг:

$$I_{nn}^{co} = 364,898.$$

Выбрав температурный напор $\delta t_{3\kappa} = 12$ °С, найдем температуру газов перед 4 ступенью экономайзера высокого давления:

$$\mathcal{G}^{\boldsymbol{\beta}\boldsymbol{\partial}}_{\boldsymbol{\beta}\boldsymbol{\kappa}} = \boldsymbol{t}_{\boldsymbol{\beta}} + \delta \boldsymbol{t}_{\boldsymbol{\beta}\boldsymbol{\kappa}},\tag{1.75}$$

$$\mathcal{G}_{_{\mathcal{H}}}^{_{\mathcal{B}\mathcal{O}}} = 342,178 + 12 = 354,178^{\circ}C$$
.

Энтальпия газов перед 4 ступенью экономайзера высокого давления, кДж/кг:

Из уравнения (1.73) определим расход пара среднего давления, генерируемый одним КУ, кг/с:

$$G_{\Pi}^{c\partial} = G_{z} \cdot (I_{nn}^{c\partial} - I_{g_{3\kappa}}^{g\partial}) / (h_{0}^{c\partial} - h_{s}^{c\partial}), \qquad (1.76)$$

$$G_{\Pi}^{c\partial} = 840 \cdot (364,005 - 357,461) / (3091,465 - 2802,613) = 19,03 .$$

Для 4 ступени экономайзера высокого давления будет справедливым следующее соотношение:

$$G_{\mathcal{Z}} \cdot (I_{\boldsymbol{\beta}\boldsymbol{\beta}\boldsymbol{\kappa}}^{\boldsymbol{\beta}\boldsymbol{\partial}} - I_{\boldsymbol{u}\boldsymbol{c}\boldsymbol{n}}^{\boldsymbol{c}\boldsymbol{\partial}}) = G_{\boldsymbol{\Pi}}^{\boldsymbol{\beta}\boldsymbol{\partial}} \cdot (h_{\boldsymbol{s}\boldsymbol{n}\boldsymbol{\beta}}^{\boldsymbol{\beta}\boldsymbol{\partial}} - h_{\boldsymbol{\beta}\boldsymbol{\kappa}}^{\boldsymbol{\beta}\boldsymbol{\partial}}), \tag{1.77}$$

где I_{ucn}^{cd} – энтальпия газов на входе в испаритель среднего давления, кДж/кг;

 $h_{_{3\kappa}}^{_{8O}}$ – энтальпия питательной воды на входе в 4 ступень экономайзера высокого давления, кДж/кг;

 $h_{sne}^{e\partial}$ – энтальпия насыщения питательной воды по давлению в барабане $p_0^{e\partial}$, кДж/кг.

Для испарителя среднего давления будет справедливым следующее соотношение:

$$G_{\mathcal{Z}} \cdot (I_{ucn}^{c\partial} - I_{nn}^{H\partial}) = G_{\Pi}^{c\partial} \cdot (r_{c\partial}), \qquad (1.78)$$

где $I_{nn}^{h\partial}$ – энтальпия газов на входе в пароперегреватель низкого давления, кДж/кг;

 $r_{c\partial}$ – скрытая теплота парообразования контура среднего давления по $p_0^{c\partial}$, кДж/кг;

Выбрав температурный напор $\delta t_{nn}^{h\partial} = 20$ °C, найдем температуру газов перед ППНД:

$$\mathcal{G}_{nn}^{h\partial} = t_o^{H\partial} + \delta t_{nn}^{H\partial},$$
(1.79)

 $\mathcal{G}_{c}^{nn} = 263 + 20 = 283^{\circ}C.$

Тогда энтальпия газов перед пароперегревателем низкого давления, кДж/кг:

$$I_{nn}^{HO} = 278,8.$$

Из уравнения (1.78) определим энтальпию газов на входе в испаритель среднего давления, кДж/кг:

$$I_{ucn}^{c\partial} = I_{nn}^{\mu\partial} + G_{\Pi}^{c\partial} \cdot (r_{c\partial}) / G_{z}, \qquad (1.80)$$
$$I_{ucn}^{c\partial} = 278,8 + 17,805 \cdot 1748,92 / 782,615 = 318,537.$$

Из уравнения (1.78) определим энтальпию питательной воды на входе в 4 ступень экономайзера высокого давления, кДж/кг:

$$h_{_{3\kappa}}^{ed} = h_{_{SN6}}^{ed} - G_{_{2}} \cdot (I_{_{63\kappa}}^{ed} - I_{_{ucn}}^{cd}) / G_{\Pi}^{ed}, \qquad (1.81)$$
$$h_{_{3\kappa}}^{ed} = 1610,152 - 782,615 \cdot (358,314 - 318,537) / 58,432 = 1077,399.$$

В итоге энтальпия питательной воды на входе в 4 ступень экономайзера, кДж/кг:

$$t_{3\kappa}^{6\partial} = 253,466$$

Для ППНД будет справедливым следующее соотношение:

$$G_{\mathcal{E}} \cdot (I_{nn}^{\mathcal{H}\partial} - I_{\mathcal{B}\mathcal{H}\mathcal{S}}^{\mathcal{B}\partial}) = G_{\Pi}^{\mathcal{H}\partial} \cdot (h_0^{\mathcal{H}\partial} - h_s^{\mathcal{H}\partial}), \qquad (1.82)$$

где $I_{nn}^{h\partial}$ – энтальпия газов на входе в ППНД, кДж/кг; $I_{69\kappa3}^{e\partial}$ – энтальпия газов на входе в 3 ступень ЭВД, кДж/кг; $h_0^{H\partial}$ =2989,95 кДж/кг – энтальпия перегретого пара на выходе из пароперегревателя низкого давления котла при р $_0^{H\partial}$ и $t_0^{H\partial}$;

 $h_s^{HO} = 2742,343$ кДж/кг – энтальпия насыщенного пара на входе в пароперегреватель низкого давления (при давлении p_0^{HO});

Температура питательной воды на входе в 4 ступень ЭВД равна температуре питательной воды на выходе из 3 ступени ЭВД, поэтому задавшись температурным напором $\delta t_{g_{3}\kappa_{3}}^{e_{0}} = 10$ °C, найдем температуру газов перед 3 ступенью экономайзера высокого давления:

$$\mathcal{G}^{\boldsymbol{\theta}\boldsymbol{\partial}}_{\boldsymbol{\theta}\boldsymbol{\partial}\boldsymbol{\kappa}\boldsymbol{3}} = t^{\boldsymbol{\theta}\boldsymbol{\partial}}_{\boldsymbol{\theta}\boldsymbol{\partial}\boldsymbol{\kappa}} + \delta t^{\boldsymbol{\theta}\boldsymbol{\partial}}_{\boldsymbol{\theta}\boldsymbol{\partial}\boldsymbol{\kappa}\boldsymbol{3}},\tag{1.83}$$

 $\mathcal{G}_{BK3}^{eo} = 253,466 + 10 = 263,466^{\circ}C$,

а по ней найдем энтальпию газов перед 3 ступенью экономайзера высокого давления, кДж/кг:

$$I_{B3K3}^{60} = 257,107.$$

Из уравнения (1.84) определим расход пара низкого давления, генерируемый одним КУ, кг/с:

$$G_{\Pi}^{\mu\partial} = G_{2} \cdot (I_{nn}^{\mu\partial} - I_{e_{3\kappa}3}^{e_{\partial}}) / (h_{0}^{\mu\partial} - h_{s}^{\mu\partial}), \qquad (1.84)$$
$$G_{\Pi}^{\mu\partial} = 782,615 \cdot (278,747 - 257,107) / (2990 - 2742) = 68,279.$$

Т. к. нагрев конденсата в ГПК осуществляется примерно на 10 – 15 °С меньше температуры насыщения в деаэраторе $t_{\partial} = 120,2$ °С, то примем температуру воды за ГПК $t_{\Gamma\Pi K} = 105$ °С, которой соответствует энтальпия $h_{\Gamma\Pi K} = 440,213$ кДж/кг.

Из уравнения теплового баланса для деаэратора:

$$[2 \cdot (G_{\Pi}^{B\partial} + G_{\Pi}^{H\partial} + G_{\Pi}^{c\partial}) - G^{\partial}]h_{\Pi K} + G^{\partial} \cdot h_{0}^{H\partial} = = 2(G_{\Pi}^{H\partial} + G_{\Pi}^{B\partial} + G_{\Pi}^{c\partial})h_{\partial},$$
(1.85)

найдем расход пара на деаэратор:

$$G^{\partial} = 2 \cdot (G_{\Pi}^{\theta \partial} + G_{\Pi}^{H \partial} + G_{\Pi}^{c \partial}) \cdot (h_{\partial} - h_{\Gamma \Pi K}) / (h_{0}^{H \partial} - h_{\Gamma \Pi K}), \qquad (1.86)$$

 $G^{\partial} = 2 \cdot (58,432 + 17,805 + 68,279) \cdot (504,684 - 440,213) / (2999 - 440,213) = 7,307 \text{kg/c}.$

Уравнение теплового баланса для точки смешения потоков:

$$[2 \cdot (G_{\Pi}^{B\partial} + G_{\Pi}^{H\partial} + G_{\Pi}^{c\partial}) - G^{\partial}]h_{\kappa} + G^{p} \cdot h_{\Gamma\Pi K} = = [2 \cdot (G_{\Pi}^{B\partial} + G_{\Pi}^{H\partial} + G_{\Pi}^{c\partial}) - G^{\partial} + G^{p}]h_{ne},$$
(1.87)

где $h_{\kappa} = 121,404$ кДж/кг – энтальпия конденсата в состоянии насыщения при р_к =4 кПа;

h_{ns} = 293,018 кДж/кг – энтальпия питательной воды на входе в ГПК при температуре 70 °С.

$$G^{p} = \left[2 \cdot (G_{\Pi}^{BO} + G_{\Pi}^{HO} + G_{\Pi}^{CO}) - G^{O}\right] \cdot (h_{ne} - h_{\kappa}) / (h_{\Gamma\Pi K} - h_{ne}), \qquad (1.88)$$

$$G^{p} = \frac{[2 \cdot (58,432+17,805+68,279)-7,307] \cdot (293,018-121,404)}{(440,213-293,018)} = 328,463 \text{kg/c}.$$

Из уравнения теплового баланса для ГПК:

$$G_{\varepsilon} \cdot (I_{\Gamma\Pi K} - I_{yx}) = (G_{\Pi}^{\ell o} + G_{\Pi}^{\ell o} + G_{\Pi}^{c o} - G^{o} / 2 + G^{p} / 2) \cdot (h_{\Gamma\Pi K} - h_{n e}).$$

$$(1.89)$$

найдем энтальпию уходящих газов КУ:

$$I_{yx} = I_{\Gamma\Pi K} - (G_{\Pi}^{60} + G_{\Pi}^{H0} + G_{\Pi}^{c0} - G^0 / 2 + G^p / 2) \cdot (h_{\Gamma\Pi K} - h_{n_{\theta}}) / G_{\varrho}.$$
(1.90)

где *I*_{ГПК} – энтальпия газов на входе в газовый подогреватель конденсатный, кДж/кг;

Выбрав температурный напор $\delta t_{en\kappa} = 40$ °C, найдем температуру газов перед ГПК:

$$\mathcal{G}_{2n\kappa} = t_{2n\kappa} + \delta t_{2n\kappa}, \qquad (1.91)$$

$$\theta_{2n\kappa} = 105 + 40 = 145^{\circ}C$$
.

а по ней найдем энтальпию газов перед ГПК, кДж/кг: *I*_{гпк} = 127,75.

$$I_{yx} = 122,081 - (58,432 + 17,805 + 68,279 - 7,307 / 2 + 328,463 / 2) \cdot (440,213 - 293,018) / 782,615 = 70,367 кДж/кг.$$

Температура уходящих газов:

$$\dot{v}_{yx} = 91,482 \text{ °C}.$$

КПД КУ определим:

$$\eta_{\kappa y} = (I_d - I_{yx}) / (I_d - I_a),$$

$$\eta_{\kappa y} = (649,811 - 70,367) / (649,811 - 12,914) = 0,874.$$
(1.92)

Тепло, отданное газами ГТУ в КУ:

$$Q_{zas} = G_z (I_d - I_{yx}), \qquad (1.93)$$

$$Q_{2a3} = 2.782,615.(649,811-70,367) = 906961,741$$
 kBt.

Тепло, подводимое к воде(пару)в отдельных элементах одного КУ: для ГПК:

$$Q_{\Gamma\Pi K} = (G_{\Pi}^{ed} + G_{\Pi}^{ud} + G_{\Pi}^{cd} - G^{d} / 2 + G^{p} / 2) \cdot (h_{\Gamma\Pi K} - h_{ne}), \qquad (1.94)$$

$$Q_{\Gamma\Pi K} = (58,432 + 17,805 + 68,279 - 7,307 / 2 + 328,463 / 2) \cdot (440,213 - 293,018) = 44908,401 \text{kBt}.$$

для испарителя низкого давления:

$$Q_{ucn}^{\mu\partial} = G_{\Pi}^{\mu\partial} \cdot r^{\mu\partial}, \qquad (1.95)$$

где $r^{H\partial} = 2123$ кДж/кг – теплота испарения, определяемая по давлению $p_0^{H\partial}$;

$$Q_{ucn}^{H\partial} = 68,279 \cdot 2123 = 16935,149$$
 кВт.

для пароперегревателя низкого давления:

$$Q_{nn}^{\mu\partial} = G_{\Pi}^{\mu\partial} \cdot (h_0^{\mu\partial} - h_s^{\mu\partial}), \qquad (1.96)$$

$$Q_{nn}^{\mu\partial} = 68,279 \cdot (2999 - 2742,343) = 16935,149 \text{ kBt.}$$

для экономайзера высокого давления:

$$Q_{_{\mathcal{H}}}^{_{\theta\partial}} = G_{\Pi}^{_{\theta\partial}} \cdot (h_{_{\mathcal{H}}}^{_{\theta\partial}} - h_{_{\partial}}),$$
(1.97)
$$Q_{_{\mathcal{H}}}^{_{\theta\partial}} = 58,432 \cdot (1610 - 504,684) = 64595,19 \text{ kBt.}$$

для испарителя высокого давления:

$$Q_{ucn}^{\epsilon \partial} = G_{\Pi}^{\epsilon \partial} \cdot r^{\epsilon \partial}, \tag{1.98}$$

где $r^{6\partial} = 1000,713$ кДж/кг – теплота испарения, определяемая по давлению $p_0^{6\partial}$;

$$Q_{ucn}^{eo} = 58,432 \cdot 1000,713 = 58474,1 \text{ kBt.}$$

для пароперегревателя высокого давления:

$$Q_{nn}^{eo} = G_{\Pi}^{eo} \cdot (h_0^{eo} - h_s^{"eo}), \tag{1.99}$$

$$Q_{nn}^{BO} = 58,432 \cdot (3423 - 2611) = 47468,116 \text{ kBt.}$$

для экономайзера среднего давления:

$$Q_{_{\mathcal{H}}}^{c\partial} = G_{\Pi}^{c\partial} \cdot (h_{_{\mathcal{H}}}^{c\partial} - h_{_{\partial}}), \qquad (1.100)$$

$$Q_{_{B5K}}^{c\partial} = 17,805 \cdot (1053,693 - 504,684) = 9775,359 \text{ kBt.}$$

для испарителя среднего давления:

$$Q_{ucn}^{c\partial} = G_{II}^{c\partial} \cdot r_{c\partial}, \tag{1.101}$$

$$Q_{ucn}^{co} = 17,805 \cdot 1053,693 = 31140,327$$
 kBt.

для пароперегревателя среднего давления:

$$Q_{nn}^{c\partial} = G_{II}^{c\partial} \cdot (h_0^{c\partial} - h_s^{"c\partial}), \qquad (1.102)$$

$$Q_{nn}^{c\partial} = 17,805 \cdot (3092 - 2803) = 5152,723$$
 KBT.

для промежуточного пароперегревателя:

$$Q_{nn} = (G_{\Pi}^{cd} + G_{\Pi}^{ed}) \cdot (h_{nn}^{ebix} - h_{nn}^{ex}),$$
(1.103)

где h_{nn}^{ex} =3110 кДж/кг – энтальпия пара на входе в промперегрев по p_{nn}^{ex} и t_{nn}^{ex} ; h_{nn}^{ebix} =3534 кДж/кг – энтальпия пара на входе из промперегрева по p_{nn}^{ebix} и t_{nn}^{ebix} ;

$$Q_{nn}^{co} = (17,805+58,432) \cdot (3534-3110) = 32370 \text{ kBt.}$$

Количество теплоты полученное паром, кВт:

$$Q_{nap} = Q_{2n\kappa} + Q_{ucn}^{H\partial} + Q_{nn}^{H\partial} + Q_{\theta_{\beta_{\kappa}}}^{\theta_{\delta_{\beta_{\kappa}}}} + Q_{ucn}^{\theta_{\delta_{\beta_{\kappa}}}} + Q_{\theta_{\beta_{\kappa}}}^{c\partial} + Q_{ucn}^{c\partial} + Q_{ucn}^{c\partial} + Q_{nn}^{c\partial} + Q_{nn},$$
(1.104)

$$\begin{aligned} Q_{nap} &= 44908, 401 + 144936, 128 + 16935, 149 + 64595, 19 + 58474, 1 + \\ &+ 47468, 116 + 9775, 359 + 31140, 327 + 5152, 723 + 32373, 89 = 455759, 384. \end{aligned}$$

Поверка:

$$\frac{Q_{za3a} - Q_{nap}}{Q_{za3a}} \cdot 100\%, \qquad (1.105)$$

$$\frac{453480,87 - 455759,384}{455759,384} \cdot 100\% = 0,005$$

Разница полученных величин не превышает 2 %, что свидетельствует о правильности расчетов. В дальнейшем будем считать, что тепловая мощность одного КУ равна среднему значению $Q_{\kappa y} = Q_{zasa} = 453480,87$ кВт.

Соответствующие относительные величины:

$$Q_{\Gamma\Pi K} = Q_{\Gamma\Pi K} / Q_{Ky} = 44908,401 / 453480,87 = 0,099;$$

 $Q_{ucn}^{H\partial} = 0,32;$ $Q_{3\kappa}^{C\partial} = 0,022;$
 $Q_{nn}^{H\partial} = 0,037;$ $Q_{ucn}^{C\partial} = 0,069;$
 $Q_{3\kappa}^{G\partial} = 0,142;$ $Q_{nn}^{C\partial} = 0,011;$
 $Q_{nn}^{G\partial} = 0,105;$ $Q_{nn} = 0,071;$
 $Q_{ucn}^{G\partial} = 0,129.$
Тепловая диаграмма КУ показана на рисунке

5.



Рисунок 5 - Тепловая диаграмма

1.3.2 Конструкторский расчет трехконтурного котла-утилизатора

Целью конструкторского расчета КУ является определение площадей поверхностей нагрева КУ, скорости уходящих газов, омывающих каждую поверхность и скорости пара в контурах ВД, СД и НД, а также в промежуточном пароперегревателе.

Все поверхности нагрева изготавливаются из стали 20, за исключением ППВД и промперегревателя, трубы которых изготавливаются из стали 12Х1МФ.

Теплообменные трубы имеют сплошное спирально – ленточное оребрение, с толщиной ребра $\delta_{pe\delta} = 0,005$ мм, высотой ребра $h_{pe\delta} = 95$ мм, выполненных с шагом $b_{pe\delta} = 5$ мм.

Для определения габаритных размеров поверхностей нагрева, рассчитаем типовую секцию, имеющую ширину $b_{ceky} = 2,127$ м.

Площадь поперечного сечения газохода, м²:

$$f = l_{mp} \cdot b_{\kappa}$$
. (1.106)
где $l_{mp} = 18,96$ – высота труб, м; b_к = 11.344 – ширина котла, м. $f = 18,96 \cdot 11,344 = 215,082$

Площадь проходного сечения котла для газов в зоне ПП определяется, как разность площади поперечного сечения газохода и суммарной площади в свету труб первого ряда ПП. Типовые секции выполненные из труб внутренним диаметром $d = 38 \times 5 \ MM$ для контура высокого и среднего давлений и $d = 45 \times 3 \ MM$ для контура промперегрева и низкого давления с поперечным шагом труб (поперек котла) $s_1 = 96 \ MM$ и $s_2 = 108 \ MM$ соответственно.

Тогда площадь проходного сечения для секций с внутренним диаметром труб $d = 38 \times 5$ мм:

$$F_{np} = f - m_{1mp} \cdot m_{ce\kappa} \cdot (d_{\mu ap} \cdot l_{mp} + 2 \cdot h_{pe\delta} \cdot \delta_{pe\delta})$$

$$F_{\Pi P} = 215,082 - 22 \cdot 4 \cdot \left(0,048 \cdot 18,96 + \frac{2 \cdot 18,96}{0,005} \cdot 0,01 \cdot 0,005\right) = 103,294.$$
(1.107)

Скорость газов в межтрубном пространстве ПП, м/с:

$$\omega_{c} = \frac{G_{c} \cdot V_{c} \cdot (\theta_{\Pi\Pi cp} + 273)}{F_{np} \cdot 273},$$
(1.108)

$$\omega_{e} = \frac{782,615 \cdot 0,792 \cdot (580,737 + 273)}{103,294 \cdot 273} = 18,759$$

Скорость пара в трубках ПП: высокого давления:

$$\mathcal{O}_n = \frac{4 \cdot G_{\Pi}^{60} \cdot \upsilon_{napa}}{2 \cdot \pi \cdot d_{_{6H}}^2 \cdot m_{_{mp}} \cdot m_{_{CEK\mu}}}.$$
(1.109)

где v_{napa} удельный объем пара в ПП, определяется по давлению P_0 и средней температуре в пароперегревателе $t_{\Pi\Pi cp} = (t_0 + t_s)/2;$

 m_{mp} – число труб в одной секции; m_{cek} – число секций в одном ряду.

$$\omega_n = \frac{4 \cdot 58,432 \cdot 0,018016}{2 \cdot \pi \cdot 0,038^2 \cdot 22 \cdot 4} = 5,275$$

среднего давления:

$$\omega_n = \frac{4 \cdot 17,805 \cdot 0,0975012}{2 \cdot \pi \cdot 0,038^2 \cdot 22 \cdot 4} = 8,026$$

Тогда площадь проходного сечения для секций с внутренним диаметром труб $d = 45 \times 3 \, MM$:

$$F_{\Pi P} = 215,082 - 22 \cdot 4 \cdot \left(0,051 \cdot 18,96 + \frac{2 \cdot 18,96}{0,005} \cdot 0,0095 \cdot 0,001\right) = 98,289.$$

Скорость газов в межтрубном пространстве ППВт, м/с:

$$\omega_{z} = \frac{782,615 \cdot 0,792 \cdot (490,408 + 273)}{98,289 \cdot 273} = 17,629$$

Скорость пара в трубках ПП: низкого давления:

$$\omega_n = \frac{4 \cdot (58,432 + 17,805) \cdot 0,05013}{2 \cdot \pi \cdot 0,045^2 \cdot 22 \cdot 4} = 13,653$$

Определение поверхности теплообмена одной секции с внутренним диаметром труб $d = 38 \times 5$ *мм*:

Площадь поверхности гладкой трубы, м²:

$$F_{_{\mathcal{C}\mathcal{I}.mp.}} = \pi \cdot d_{_{H}} \cdot l_{_{mp}}, \qquad (1.110)$$

где $d_{_{H}} = d_{_{BH}} + 2 \cdot \sigma$ - наружный диаметр трубы, м.

$$F_{\text{гл.тр.}} = \pi \cdot 0,048 \cdot 18,96 = 2,859.$$

Площадь боковых поверхностей ребра, м²:

$$F_{pe\delta} = 2 \cdot \frac{\pi}{4} \cdot \left[\left(d_{\mu} + 2 \cdot h_{pe\delta} \right)^2 - d_{\mu}^2 \right], \qquad (1.111)$$

$$F_{pe\tilde{o}} = 2 \cdot \frac{\pi}{4} \cdot \left[\left(0,048 + 2 \cdot 9,5 \cdot 10^{-3} \right)^2 - 0,048^2 \right] = 0,003$$

Площадь внутренней торцевой поверхности ребра, м²:

$$F_{_{\mathcal{B}H.pe\delta}} = \pi \cdot d_{_{\mathcal{H}}} \cdot \delta_{pe\delta}, \qquad (1.112)$$

$$F_{_{\theta H.\, pe \delta}} = \pi \cdot 0,048 \cdot 0,005 = 6,283 \cdot 10^{-4}$$

Площадь наружной торцевой поверхности ребра, м²:

$$F_{\mu.pe\delta} = \pi \cdot \left(d_{\mu} + 2 \cdot h_{pe\delta} \right) \cdot \delta_{pe\delta},$$

$$F_{\mu.pe\delta} = \pi \cdot \left(0,048 + 2 \cdot 95 \cdot 10^{-3} \right) \cdot 0,005 = 9,268 \cdot 10^{-4}$$
(1.113)

Площадь поверхности теплообмена одной оребренной трубы, м²:

$$F_{mp} = F_{27.mp} + \left(F_{pe\delta} + F_{H.pe\delta} - F_{6H.pe\delta}\right) \cdot \frac{l_{mp}}{b_{pe\delta}},$$

$$F_{mp} = 2,383 + (0,003 + 6,283 \cdot 10^{-4} - 9,268 \cdot 10^{-4}) \cdot \frac{18,96}{5 \cdot 10^{-3}} = 12,455$$
(1.114)

Площадь поверхности теплообмена одной секции (двух рядов труб), м²:

$$F_{ce\kappa} = F_{mp} \cdot m_{mp} \cdot 2$$
, (1.115)
 $F_{ce\kappa} = 12,455 \cdot 22 \cdot 2 = 548,018.$

Определение поверхности теплообмена одной секции с внутренним диаметром труб $d = 45 \times 3 \ _{MM}$:

Площадь поверхности гладкой трубы, м²:

$$F_{cn.mp.} = \pi \cdot 0,051 \cdot 18,96 = 3,038.$$

Площадь боковых поверхностей ребра, м²:

$$F_{pe\delta} = 2 \cdot \frac{\pi}{4} \cdot \left[\left(0,051 + 2 \cdot 95 \cdot 10^{-3} \right)^2 - 0,051^2 \right] = 0,004.$$

Площадь внутренней торцевой поверхности ребра, м²:

$$F_{_{\it BH.pe\delta}} = \pi \cdot 0,051 \cdot 0,005 = 8,011 \cdot 10^{-4}$$
.
Площадь наружной торцевой поверхности ребра, м²:

$$F_{\text{H.pe6}} = \pi \cdot \left(0,051 + 2 \cdot 95 \cdot 10^{-3}\right) \cdot 0,005 = 0,001.$$

Площадь поверхности теплообмена одной оребренной трубы, м²:

$$F_{mp} = 3,038 + (0,004 + 8,011 \cdot 10^{-4} - 0,001) \cdot \frac{18,96}{5 \cdot 10^{-3}} = 15,6.$$

Площадь поверхности теплообмена одной секции (двух рядов труб), м²:

$$F_{ce\kappa} = 15, 6 \cdot 22 \cdot 2 = 686, 399.$$

1.3.3 Определение поверхности теплообмена пароперегревателя высокого давления

Среднелогарифмический температурный напор ПП, °С:

$$\Delta t_{\Pi\Pi} = \frac{\Delta t_{\tilde{o}} - \Delta t_{M}}{\ln\left(\frac{\Delta t_{\tilde{o}}}{\Delta t_{M}}\right)},\tag{1.116}$$

где $\Delta t_{_{\mathcal{M}}}$ - меньшая разность температур между теплоносителями;

 $\Delta t_{\tilde{o}}$ - большая разность температур.

Для пароперегревателя, $\Delta t_{M} = \theta_{d} - t_{0}$, $\Delta t_{\delta} = \theta_{I} - t_{s}$:

$$\Delta t_{\delta} = \theta_{nn} - t_s = 555 - 342,158 = 212,842$$

$$\Delta t_{\rm M} = \theta_d - t_0 = 606,474 - 540 = 66,474$$

$$\Delta t_{\Pi\Pi} = \frac{\Delta t_{\delta} - \Delta t_{M}}{\ln\left(\frac{\Delta t_{\delta}}{\Delta t_{M}}\right)} = \frac{212,842 - 66,474}{\ln\left(\frac{212,842}{66,474}\right)} = 125,774$$

Коэффициент теплоотдачи конвекцией от газов к стенке трубы при поперечном обтекании и шахматном расположении труб, Вт/(м²·K):

$$\alpha_{I} = \frac{\lambda_{e}}{d_{H}} \left(\frac{\omega_{e} \cdot d_{H}}{v_{e}} \right)^{0,6} \cdot \Pr_{e}^{0,33} \cdot C_{z} \cdot C_{s}, \qquad (1.117)$$

где ω_2 - скорость газов в ПП;

 λ_{2} - теплопроводность газов, Bt/(м·K);

 v_{2} - кинематическая вязкость, м²/с;

*Рг*₂ - число Прандтля для газов.

Значения параметров λ_2 , v_2 , Pr_2 принимаются при средней температуре газов в ПП $\theta_{\Pi\Pi cp} = (\theta d + \theta_1)/2;$

 C_s - поправка на компоновку пучка труб, определяется в зависимости от относительных шагов (поперечного $\sigma_1 = \frac{s_1}{d_{_H}}$ и продольного $\sigma_2 = \frac{s_2}{d_{_H}}$) и параметра φ_6 :

$$\phi_{\sigma} = \left(\frac{\sigma_{1} - 1}{\sqrt{0, 25 \cdot \sigma_{1}^{2} + \sigma_{2}^{2}} - 1}\right),$$

$$\phi_{\sigma} = \left(\frac{2 - 1}{\sqrt{0, 25 \cdot 2^{2} + 2, 25^{2}} - 1}\right) = 0,684.$$
(1.118)

Так как при 0,1 <*φ*_σ ≤1,7 поправку на компоновку пучка труб определяем по следующей зависимости:

$$C_s = 0,34 \cdot \varphi_{\sigma}^{0,1}, \tag{1.119}$$

$$C_s = 0,34 \cdot 0,684^{0,1} = 0,327.$$

Определяем поправку на число рядов труб по ходу газов при $z_2\,{<}\,10$ и $\sigma_1\,{<}\,3$

$$C_{z} = 3,12 \cdot z_{2}^{0,05} - 2,5, \qquad (1.120)$$

$$C_{z} = 3,12 \cdot 4^{0,05} - 2,5 = 0,844$$

где z₂=4 – число рядов труб по ходу газов.

Значения параметров λ₂, v₂, Pr₂ принимаются при средней температуре газов в ПП:

-
$$\lambda_{z} = 0,072;$$

- $P_{r_{z}} = 0,612;$
- $\nu_{z} = 8,6 \cdot 10^{-5}.$

Тогда коэффициент теплоотдачи конвекцией от газов к стенке трубы при поперечном обтекании и шахматном расположении труб, Вт/(м²·K):

$$\alpha_1 = \frac{0,072}{0,048} \cdot \left(\frac{18,759 \cdot 0,048}{8,6 \cdot 10^{-5}}\right)^{0.6} \cdot 0,612^{0.33} \cdot 0,844 \cdot 0,327 = 90,988$$

Коэффициент теплоотдачи конвекцией от стенки к пару, Bт/(м²·K):

$$\alpha_2 = 0,023 \cdot \frac{\lambda_n}{d_{_{\mathcal{B}\mathcal{H}}}} \left(\frac{\omega_n \cdot d_{_{\mathcal{B}\mathcal{H}}}}{v_n}\right)^{0,8} \cdot \Pr_n^{0,4}, \qquad (1.121)$$

где ω_n - скорость пара в трубах;

 λ_n - теплопроводность пара в ПП, Вт/(м·К);

 v_n - кинематическая вязкость пара, м²/с;

Рг_n-число Прандтля для пара.

Значения параметров λ_n , v_n , Pr_n принимаются при средней температуре пара в пароперегревателе $t_{\Pi\Pi cp} = (t_0 + t_S)/2$,

где t_s – температура насыщения в барабане.

Значения параметров λ_n , v_n , Pr_n принимаются при средней температуре пара в пароперегревателе:

 $-\lambda_n = 0,078;$ - $P_{rn} = 1,152;$ - $v_n = 4,81 \cdot 10^{-7}.$

Тогда коэффициент теплоотдачи конвекцией от стенки к пару, Bт/(м²·K):

 $\alpha_2 = 0,023 \cdot \frac{0,078}{0,038} \cdot \left(\frac{5,275 \cdot 0,038}{4,81 \cdot 10^{-7}}\right)^{0.8} \cdot 1,152^{0.4} = 1571$

Коэффициент теплопередачи ПП, Вт/(м²·К):

$$k_{IIII} = \frac{\alpha_1}{1 + \frac{\alpha_1}{\alpha_2}},\tag{1.122}$$

$$k_{\Pi\Pi} = \frac{90,988}{1 + \frac{90,988}{1571}} = 86,006.$$

Площадь поверхности теплообмена ПП, м²:

$$F_{\Pi\Pi} = \frac{Q_{\Pi\Pi} \cdot 10^3}{k_{\Pi\Pi} \cdot \Delta t_{\Pi\Pi}},$$
(1.123)

$$F_{\Pi\Pi} = \frac{47468, 116 \cdot 10^3}{86,006 \cdot 125,774} = 4388$$

где $Q_{\Pi\Pi}$ – тепловая нагрузка ПП, определена в тепловом расчете.

Число рядов секций ПП по ходу газов, шт.:

$$z_{2ce\kappa} = \frac{F_{\Pi\Pi}}{F_{ce\kappa} \cdot m_{ce\kappa}},\tag{1.124}$$

$$z_{\Pi\Pi} = \frac{4388}{648,658\cdot 4} = 2$$

где *т*_{сек} – число секций в одном ряду ПП.

1.3.4 Определение поверхности теплообмена испарительной части высокого давления

Среднелогарифмический температурный напор испарителя, °С, определяется по формуле, в которой $\Delta t_{M} = \theta_{3\kappa} - t_{s}$ и $\Delta t_{\tilde{o}} = \theta_{l} - t_{s}$.

$$\Delta t_{\tilde{o}} = \theta_{nn}^{c\partial} - t_{s}^{\beta\partial} = 360 - 342,158 = 17,842,$$

$$\Delta t_{\tilde{o}} = \theta_{1ucn}^{\omega} - t_{s}^{\omega} = 425,816 - 342,158 = 83,658.$$

$$\Delta t_{HCII} = \frac{\Delta t_{\delta} - \Delta t_{M}}{\ln\left(\frac{\Delta t_{\delta}}{\Delta t_{M}}\right)} = \frac{83,658 - 17,842}{\ln\left(\frac{83,658}{17,842}\right)} = 42,594.$$

Средняя температура газов в испарительном контуре, °С:

$$\theta_{HCIIcp} = \frac{\theta_{ucn}^{6\partial} + \theta_{nn}^{c\partial}}{2} = \frac{425,816 + 360}{2} = 392,908.$$

Значения параметров λ_{2} , v_{2} , Pr_{2} принимаются при средней температуре газов в испарительном контуре:

$$-\lambda_{2} = 0,05625;$$

- P_{r2} = 0,635;
- V₂ = 5,68 \cdot 10^{-5}.

Коэффициент теплоотдачи конвекцией от газов к стенке испарительного контура, *а*₁, Bt/(м²·K), определяется:

$$\alpha_1 = \frac{0,05625}{0,048} \cdot \left(\frac{14,632 \cdot 0,048}{5,68 \cdot 10^{-5}}\right)^{0,6} \cdot 0,635^{0,33} \cdot 0.962 \cdot 0,339 = 93,563.$$

Коэффициентом теплоотдачи конвекцией от стенки к пароводяному рабочему телу α_2 можно пренебречь, т.к. в испарителе происходит процесс кипения воды, при котором коэффициент теплоотдачи α_2 очень велик и значение термического сопротивления $\frac{1}{\alpha_2}$ стремится к нулю.

Коэффициент теплопередачи испарителя, Bт/(м²·K):

$$k_{HCII} = \frac{1}{\frac{1}{\alpha_1} + \frac{\delta_{mp}}{\lambda_{M}}},$$
(1.125)

где δ_{mp} -толщина стенки трубы, м;

 $\lambda_{_{\!M}}$ - коэффициент теплопроводности стенки, Вт/(м·К).

Для стали 20:

$$\lambda_{M} = 50, 6 - 0,0263 \cdot \left(t_{cp}^{cm} - 100 \right), \tag{1.126}$$

Здесь средняя температура стенки, °С:

$$t_{cp}^{cm} = \frac{\frac{\theta_{ucn}^{\theta \partial} + \theta_{nn}^{c \partial}}{2} + t_{s}^{\theta \partial}}{2}, \qquad (1.127)$$

$$t_{cp}^{cm} = \frac{\frac{425,816+360}{2}+342,158}{2} = 367,533.$$

Коэффициент теплопроводности стенки, Вт/(м·К):

$$\lambda_{M} = 50, 6 - 0,0263 \cdot (367,533 - 100) = 43,564.$$

Коэффициент теплопередачи испарителя, Bт/(м²·K):

$$k_{\rm HCII} = \frac{1}{\frac{1}{93,563} + \frac{0,005}{43,564}} = 92,569.$$

Площадь поверхности теплообмена испарителя, м²:

$$F_{\mu C \Pi} = \frac{Q_{\mu C \Pi} \cdot 10^3}{k_{\mu C \Pi} \cdot \Delta t_{\mu C \Pi}} = \frac{58474, 1 \cdot 10^3}{92,569 \cdot 42,594} = 14830, 24.$$

где *Q*_{ИСП} – тепловая нагрузка испарителя, определена в тепловом расчете. Число рядов секций испарителя по ходу газов, шт.:

$$z_{2ce\kappa} = \frac{F_{HCII}}{F_{ce\kappa} \cdot m_{ce\kappa}} = \frac{14830, 24}{648, 658 \cdot 4} = 6.$$

1.3.5 Определение поверхности теплообмена 4 ступени экономайзера высокого давления

Среднелогарифмический температурный напор экономайзера, °С, определяется по формуле, в которой $\Delta t_{M} = \theta_{_{3K}} - t_{_{S}} u \Delta t_{\delta} = \theta_{_{YX}} - t_{_{RB}}$.

$$\begin{split} \Delta t_{M} &= \theta_{G3K}^{e\partial} - t_{S}^{e\partial} = 354,158 - 342,158 = 12, \\ \Delta t_{\tilde{o}} &= \theta_{ucn}^{c\partial} - t_{ne} = 318,715 - 253,466 = 65,249, \\ \Delta t_{3K} &= \frac{\Delta t_{\tilde{o}} - \Delta t_{M}}{\ln\left(\frac{\Delta t_{\tilde{o}}}{\Delta t_{M}}\right)} = \frac{65,249 - 12}{\ln\left(\frac{65,249}{12}\right)} = 31,447. \end{split}$$

Средняя температура газов в экономайзере, °С:

$$\theta_{\mathcal{H}}^{cp} = \frac{\theta_{\mathcal{H}}^{eo} + \theta_{ucn}^{co}}{2} = \frac{354,158 + 318,715}{2} = 336,436.$$

Значения параметров λ_{2} , v_{2} , Pr_{2} принимаются при средней температуре газов в экономайзере:

$$-\lambda_{2} = 0,0511;$$

- $P_{r_{2}} = 0,644;$
- $V_{2} = 4,89 \cdot 10^{-5}.$

Коэффициент теплоотдачи конвекцией от газов к стенке для экономайзера *а*₁, Bт/(м²·K), определяется:

$$\alpha_1 = \frac{0,051}{0,048} \cdot \left(\frac{13,391 \cdot 0,048}{4,89 \cdot 10^{-5}}\right)^{0,6} \cdot 0,644^{0,33} \cdot 0,844 \cdot 0,339 = 77,917.$$

Коэффициент теплопередачи экономайзера, Bт/(м²·K):

$$k_{\mathcal{H}} = \alpha_1 = 77,917. \tag{1.128}$$

Площадь поверхности теплообмена экономайзера, м²:

$$F_{\mathcal{H}} = \frac{Q_{\mathcal{H}} \cdot 10^3}{k_{\mathcal{H}} \cdot \Delta t_{\mathcal{H}}} = \frac{31130,051 \cdot 10^3}{77,917 \cdot 31,447} = 12704,961.$$

где $Q_{\mathcal{H}}$ – тепловая нагрузка экономайзера, определена в тепловом расчете. Число рядов секций экономайзера по ходу газов, шт.:

$$z_{2ce\kappa} = \frac{F_{\mathcal{H}}}{F_{ce\kappa} \cdot m_{ce\kappa}} = \frac{12704,96}{648,658 \cdot 4} = 5.$$

Результаты конструкторского расчета одноконтурного котла-утилизатора сводятся в таблицу 1.

Наименование величины	Обозначение	Значение		
Высота труб, м	l _{mp}	18,96		
Ширина секции, м	b _{секц}	2,127		
Ширина котла, м	<i>b</i> котла	11,344		
Скорость газов в ППВД, м/с		18,759		
Скорость газов в ППВт, м/с	ωε	17,629		
Скорость пара в ППВД, м/с		5,275		
Скорость пара в ППВт, м/с		13,653		
Скорость пара в ППСД, м/с	ω_n	8,026		
Скорость пара в ППНД, м/с		10,082		
Температурный напор ППВД, °С	$\Delta t_{\Pi\Pi B \mathcal{A}}$	125,774		
Коэффициент теплоотдачи ППВД, Вт/(м ² ·К)	αіппвд	90,988		
Коэффициент теплоотдачи ППВД, Вт/(м ² ·К)	αгппвд	1571		
Коэффициент теплопередачи ППВД, Вт/(м ² ·К)	$k_{\Pi\Pi B\mathcal{A}}$	86,006		
Площадь теплообмена ППВД, м ²	F _{ППВД}	4388		
Число рядов секций ППВД, штук	<i>z</i> ₂ ^{секц}	2		
Температурный напор ППВт, °С	$\Delta t_{\Pi\Pi}$	39,917		
Коэффициент теплоотдачи ППВт, Вт/(м ² ·К)	αιππ	86,57		
Коэффициент теплоотдачи ППВт, Вт/(м ² ·К)	α2ПП	697,898		
Коэффициент теплопередачи ППВТ, Вт/(м ² ·К)	k _{ПП}	77,017		
Площадь теплообмена ППВт, м ²	$F_{\Pi\Pi}$	10530,524		
Число рядов секций по ходу газов ППВт, штук	z ₂ ^{секц}	4		
Температурный напор ИСП ВД, °С	$\Delta t_{\mathcal{U}C\Pi B\mathcal{J}}$	42,594		
Коэффициент теплоотдачи ИСП ВД, Вт/(м ² ·К)	О .1ИСПВД	93,563		
Коэффициент теплопередачи ИСП ВД, Вт/(м ² ·К)	k _{ИСПВД}	92,569		
Площадь теплообмена ИСП ВД, м ²	F _{ИСПВД}	14830,24		
Число рядов секций ИСП ВД, штук	<i>z</i> 2	6		

Таблица 1 - Результаты конструкторского расчета одноконтурного КУ

Продолжение таблицы 1

1	2	3		
Коэффициент теплоотдачи ППСД, Вт/(м ² ·К)	αіппсд	41,75		
Коэффициент теплоотдачи ППСД, Вт/(м ² ·К)	αгппсд	606,578		
Коэффициент теплопередачи ППСД, Вт/(м ² ·К)	k _{ППСД}	39,061		
Площадь теплообмена ППСД, м ²	F _{ППСД}	2753,825		
Число рядов секций по ходу газов ППСД, штук	$z_2^{секц}$	2		
Температурный напор ВЭК 4 ВД, °С	$\Delta t_{B \ni K 4 B \square}$	31,447		
Коэффициент теплоотдачи ВЭК 4 ВД, Вт/(м ² ·К)	О .1ВЭК4ВД	77,917		
Коэффициент теплопередачи ВЭК 4 ВД, Вт/(м ² ·К)	k _{BЭK4BД}	77,917		
Площадь теплообмена ВЭК 4 ВД, м ²	<i>F</i> _{ВЭК4ВД}	12704,961		
Число рядов секцийВЭК 4 ВД, штук	<i>z</i> ₂ ^{секц}	5		
Температурный напор ИСП СД, °С	$\Delta t_{ИСПСД}$	55,58		
Коэффициент теплоотдачи ИСП СД, Вт/(м ² ·К)	αлиспсд	89,274		
Коэффициент теплопередачи ИСП СД, Вт/(м ² ·К)	k _{ИСПСД}	88,758		
Площадь теплообмена ИСП СД, м ²	F _{ИСПСД}	6312,433		
Число рядов секций ИСП СД, штук	z ₂ ^{секц}	3		
Температурный напор ППНД, °С	$\Delta t_{\Pi\Pi H \mathcal{A}}$	54,728		
Коэффициент теплоотдачи ППНД, Вт/(м ² ·К)	αлппнд	79,944		
Коэффициент теплоотдачи ППНД, Вт/(м ² ·К)	α2ППНД	115,934		
Коэффициент теплопередачи ППНД, Вт/(м ² ·К)	k _{ППНД}	47,316		
Площадь теплообмена ППНД, м ²	F _{ППНД}	6539,907		
Число рядов секций ППНД, штук	z ₂ ^{секц}	3		
Температурный напор ВЭК 3 ВД, °С	$\Delta t_{B ext{ ЭК 3 В Д}}$	18,599		
Коэффициент теплоотдачи ВЭК 3 ВД, Вт/(м ² ·К)	α1вэкзвд	79,506		
Коэффициент теплопередачи ВЭК 3 ВД, Вт/(м ² ·К)	k _{BЭK3BД}	79,506		
Площадь теплообмена ВЭК 3 ВД, м ²	F _{ВЭКЗВД}	5896,211		
Число рядов секций ВЭК 3 ВД, штук	z ₂ ^{секц}	3		
Температурный напор ВЭК СД, °С	$\Delta t_{B $	42,235		
Коэффициент теплоотдачи ВЭК СД, Вт/(м ² ·К)	0 .1ВЭКСД	94,579		
Коэффициент теплопередачи ВЭК СД, Вт/(м ² ·К)	k _{BЭКСД}	94,579		
Площадь теплообмена ВЭК СД, м ²	F _{ВЭКСД}	2447,175		
Число рядов секций ВЭК СД, штук	$z_2^{секц}$	2		
Температурный напор ИСП НД, °С	$\Delta t_{\mathcal{U}C\Pi H\mathcal{J}}$	48,927		
Коэффициент теплоотдачи ИСП НД, Вт/(м ² ·К)	αлиспнд	68,086		

Окончание таблицы 1

1	2	3
Коэффициент теплопередачи ИСП НД, Вт/(м ² ·К)	k _{ИСПНД}	96,426
Площадь теплообмена ИСП НД, м ²	F _{ИСПНД}	15792
Число рядов секций ИСП НД, штук	z ₂ ^{секц}	4
Температурный напор ГПК, °С	$\Delta t_{\Gamma\Pi K}$	29,788
Коэффициент теплоотдачи ГПК, Вт/(м ² ·К)	α 1ΓΠΚ	92,451
Коэффициент теплопередачи ГПК, Вт/(м ² ·К)	$k_{arGamma \Pi K}$	94,579
Площадь теплообмена ГПК, м ²	$F_{\Gamma\Pi K}$	15940
Число рядов секций ГПК, штук	z ₂ секц	8

1.4 Описание и укрупненный расчет паровой турбины

Конденсационная паротурбинная установка К-245-13,3, модернизированная филиалом ОАО «Силовые машины» - ЛМЗ из существующей турбины К-300-240-1, предназначена для непосредственного привода существующего электрического генератора ТВВ-320-2 с водородным охлаждением.

Модернизированная паровая турбина предназначена для работы в составе парогазовой установки ПГУ-800, состоящей из двух газотурбинных установок SGT5-4000F и двух котлов-утилизаторов с тремя контурами (высокого, среднего и низкого) давления и промежуточным перегревом пара.

В результате модернизации паровой турбины произведена замена сегментов сопел ЦВД, комплектная замена проточных частей низкого давления в цилиндрах среднего и низкого давления, замена ротора НД, замена направляющего аппарата СД. Проточные части ВД и СД в процессе модернизации паровой турбины не заменялись.

Пусковая схема блока - двухбайпасная. При пусках турбины, острый пар КУ последовательно проходит паропроводы острого пара, БРОУ ВД, паропроводы ХПП, ППВт, паропроводы ГПП и сбрасывается через БРОУ СД в конденсатор.

Пар контура НД, пройдя ППНД и паропроводы, сбрасывается непосредственно в конденсатор через БРОУ НД.

Байпасы турбины ВД, СД и НД рассчитаны на сброс полного расхода пара номинального давления, вырабатываемого КУ.

Модернизированная турбина рассчитана на работу с существующим вспомогательным оборудованием турбоустановки при исключении системы регенеративных подогревателей и заменой конденсатных насосов второго подъема. Сохранена блочная обессоливающая установка.

Реконструкция систем смазки, циркуляционной и технической воды, охлаждения и уплотнения генератора произведена в минимальном объеме.

Сохранена конструкция подвода свежего пара к ЦВД с применением семи регулирующих клапанов, a В качестве исполнительных элементов парораспределения СД сохранены имеющиеся стопорные и регулирующие клапаны с сервомоторами. Для реализации схемы подвода в турбину пара НД от котлов-утилизаторов, установлены стопорные и регулирующие клапаны с масляными сервомоторами. Необходимые переделки и конструкции новых узлов адаптированы К существующему маслоснабжению системы регулирования.

Давления пара в контурах ВД и СД – скользящие и определяются расходами пара, поступающими от КУ. Давление пара в контуре НД, по условиям работы КУ и деаэратора – постоянное.

При работе паровой турбины в составе энергоблока ПГУ при скользящих параметрах пара, ее мощность зависит от расходов и температур пара, сгенерированного в контурах ВД, СД и НД котлов-утилизаторов. Расходы и температуры пара определяются, в свою очередь, нагрузкой ГТУ И наружного воздуха. Нагружение ГТУ температурой при постоянной температуре наружного воздуха, а также повышение температуры наружного воздуха при постоянной нагрузке ГТУ приводят к увеличению мощности ПТ. С другой стороны, повышение температуры наружного воздуха ограничивает мощность ГТУ. Поэтому, максимально-возможная мощность ПТ достигается при температуре наружного воздуха ~ 15 °C.

Кроме мощности ГТУ и температуры наружного воздуха, мощность ПТ зависит от величины давления в конденсаторе, которое, в свою очередь, определяется температурой и расходом охлаждающей воды. Кроме режимных факторов, на величину давления в конденсаторе оказывают влияние присосы воздуха и «чистота» его трубок

Целью укрупненного расчета паровой турбины К – 245 – 13,3 является определение КПД отсеков турбины, с дальнейшим расчетом действительных теплоперепадов ЧВД, ЧСД и ЧНД, что в свою очередь, необходимо для определения мощности и КПД турбоустановки.

Турбина выполняется с сопловым парораспределением. Учитывая, что перед проточной частью ЦВД, ЦСД и ЦНД имеются стопорные и регулирующие клапана, примем потери от дросселирования равные 0,95.

Процесс расширения пара в турбине представлен на рисунке 6.



Рисунок 6 - Процесс расширения пара в турбине

Давление пара перед регулирующей ступенью, МПа, составляет:

$$P_0' = P \cdot 0.95, \tag{1.129}$$

$$P_0' = 15 \cdot 0,95 = 14,25$$

КПД $\eta_{0i}^{s\partial}$ ЧВД можно оценить по приближенной эмпирической формуле:

$$\eta_{0i}^{eo} = (0,925 - 0,5 / (2 \cdot G_{\Pi}^{B \Pi} \cdot v_{cp})) \cdot (1 + (H_0^{eo} - 7 \cdot 10^2) / 2 \cdot 10^4) \cdot k_{e\pi}, \qquad (1.130)$$

где $v_{cp} = (v_0 v_z)^{0,5};$

 $H_0^{so} = 380,631 \,\mathrm{кДж/кг} - \mathrm{располагаемый}$ теплоперепад ЧВД,

Используя *h-s* диаграмму, найдем удельный объем пара на входе в турбину $v_0 = 0,02373 \,\text{m}^3/\text{кг}$ и удельный объем пара на выходе из ЦВД $v_z = 0,065017 \,\text{m}^3/\text{кг}$;

$$v_{cp} = (0,02373 \cdot 0,065017)^{0.5} = 0,039 \text{ м}^3/\text{кг}.$$

По расходу свежего пара $G_{II}^{ed} = 58,432$ кг/с и по формуле (1.130) получим:

$$\eta_{0i}^{eo} = (0,925 - 0,5 / (2 \cdot 58,432 \cdot 0,039)) \cdot (1 + (380,631 - 600) / 2 \cdot 10^4) \cdot 1 = 0,817.$$

Действительный теплоперепад ЧВД, кДж/кг, можно определить как:

$$H_i^{\mathfrak{so}} = H_0^{\mathfrak{so}} \cdot \eta_{oi}^{\underline{\mathcal{U}}\underline{\mathcal{B}}\underline{\mathcal{I}}} , \qquad (1.131)$$

$$H_i^{so} = 380,631 \cdot 0,817 = 311,079.$$

Таким образом, энтальпия отработавшего пара в ЦВД, кДж/кг, можно определить по формуле:

$$i_b = h_0 - H_i^{eo} , (1.132)$$

где $h_0 = 3423,224$ – энтальпия пара на входе в ЦВД, кДж/кг.

$$i_h = 3423, 224 - 311, 079 = 3112, 145$$

Давление перед ЧСД с учетом дросселирования, МПа:

$$P_2 = P_{10} \cdot 0,95 = 3,14 \cdot 0,95 = 2,983$$
.

где

КПД $\eta_{0i}^{c\partial}$ ЧСД можно оценить по приближенной эмпирической формуле:

$$\eta_{0i}^{C\partial} = (0,925 - 0,5 / (2 \cdot (G_{\Pi}^{B\mathcal{A}} + G_{\Pi}^{C\mathcal{A}}) \cdot v_{cp})) \cdot (1 + (H_{0}^{c\partial} - 600) / 2 \cdot 10^{4}) \cdot k_{6\pi}$$

$$\cdot k_{6\pi}$$

$$v_{cp} = (v_{0c\partial} \cdot v_{zc\partial}^{'})^{0,5};$$
(1.133)

 $H_0^{c\partial} = 570,942 \, \text{кДж/кг} -$ располагаемый теплоперепад группы ступеней, $k_{s\pi} = 1$ (группа ступеней работает на перегретом паре).

Используя *h-s* диаграмму, найдем удельный объем пара на входе в ЧСД $v'_{0cd} = 0,122636 \text{ м}^3/\text{кг}$ и удельный объем пара на выходе из ЧСД $v'_{zcd} = 0,541266 \text{ м}^3/\text{кг}$;

$$v_{cp} = (0,122636 \cdot 0,541266)^{0.5} = 0,258 \text{ m}^3/\text{kg}.$$

$$\eta_{0i}^{co} = (0,925 - 0,5 / (152,476 \cdot 0,258)) \cdot (1 + (570,942 - 600) / 2 \cdot 10^4) \cdot 1 = 0,912.$$

Энтальпия пара на выходе из ЧСД (в точке D), кДж/кг:

$$i_D = i_C - H_0^{co} \cdot \eta_{oi}^{UCU} = 3535,941 - 570,942 \cdot 0,912 = 2965,$$
(1.334)

где *i*_{*c*} - энтальпия пара перед ЧСД;

Энтальпия пара перед ЧНД определяется как энтальпия смеси пара после ЧСД и пара из контура низкого давления котла-утилизатора:

$$h_{cM}^{H\partial} = \left[\sum_{G} G_{II}^{uc\partial} \cdot \dot{i}_{D} + (2 \cdot G^{H\partial} - G^{\partial}) \cdot h_{0}^{H\partial}\right] / \left(\sum_{G} G_{II}^{uc\partial} + 2G^{H\partial} - G^{\partial}\right), \quad (1.135)$$
$$h_{cM}^{H\partial} = \frac{152,476 \cdot 2965 + (2 \cdot 68,279 - 7,307) \cdot 2999}{2 \cdot 58,432 + 2 \cdot 17,805 + 2 \cdot 68,279 - 7,307} = 2976,654 \text{ KJ}\text{K/K}\text{G}.$$

Таким образом, пар на входе в ЦНД имеет следующие параметры: $h_{cM}^{H\partial} = 2976,654 \, \text{кДж/кг}, p_0^{H\partial} = 0,418 \, \text{МПа}, t_0^{H\partial} = 263 \, ^{\circ}\text{C}.$

Для расчета КПД ЦНД воспользуемся эмпирической зависимостью:

$$\eta_{0i}^{H\partial} = 0.87 \cdot (1 + (H_0^{H\partial} - 400) / 10^4) \cdot k_{en} - \Delta H_{ec} / H_0^{H\partial}, \qquad (1.136)$$

где $H_0^{HO} = 725,123 \, \text{кДж/кг} - \text{располагаемый теплоперепад ЦНД};$

Δ*H*_{*вс*} - потери с выходной скоростью, которые можно найти по эмпирической формуле (1,137), либо по графикам для стандартных ступеней ЛМЗ:

$$\Delta H_{_{\theta c}} = 0.5 \cdot 10^{-3} ((G_{_{\kappa}} \cdot v_{_{\kappa}}) / \Omega)^2 \cdot (1 + (0.1 / (\Theta_z - 1))), \qquad (1.137)$$

Определим длину рабочей лопатки последней ступени l_z , рассчитав объемный расход пара на выходе из ЦНД. Массовый расход на выходе из ЦНД, кг/с:

$$G_{\mathcal{U}H\partial_{\Sigma}} = (2 \cdot G_{\Pi}^{\scriptscriptstyle B\partial} + 2 \cdot G_{\Pi}^{\scriptscriptstyle C\partial} + 2 \cdot G_{\Pi}^{\scriptscriptstyle H\partial}) - G_{\mathcal{I}}, \qquad (1.138)$$

$$G_{\mathcal{U}H\partial_{\Sigma}} = 2 \cdot 58,432 + 2 \cdot 17,805 + 2 \cdot 68,279 - 7,307 = 281,726.$$

Удельный объем пара при давлении $p_{\kappa} = 5$ кПа и известных начальных параметрах пара на входе в ЦНД можно определить по *h*-*s* диаграмме: $v_{\kappa} = 30,082$ м³/кг.

Объемный расход:

$$Gv = \frac{Gv_{\kappa}}{n},\tag{1.139}$$

где n = 3 - количество выхлопов в конденсатор.

$$Gv = \frac{281,726 \cdot 30,082}{3} = 2824,954 \,\mathrm{m^{3}/c}.$$

Выбираем по рисунку 7 стандартную лопатку производства ЛМЗ длиной $l_z = 960$ мм и корневым диаметром 1520 мм, которой будет соответствовать потеря с выходной скоростью $\Delta H_{sc} = 70$ кДж/кг.



а– потери с выходной скоростью ∆H_{BC} в зависимости от Gv_R, б – КПД последней ступени: 1– l_z=550 мм, d_x=1350 мм, 2– l_z=755 мм, d_x=1350 мм, 3– l_z=755 мм, d_x=1520 мм, 4 – l_z=960 мм, d_x = 1520 мм, 5 – l_z=1000 мм, d_x = 1800 мм, 6 – l_z=1200 мм, d_x=1800 мм (все на 50 с⁻¹)

Рисунок 7 - Выходные характеристики ЦНД со стандартными лопатками ЛМЗ

Коэффициент, учитывающий влияние влажности:

$$k_{_{BI}} = 1 - 0, 4 \cdot (1 - \gamma_{_{BI}}) \cdot (\gamma_0 + \gamma_z) \cdot (H_0^{_{BI}} / H_0^{_{HO}}), \tag{1.140}$$

где $H_0^{sn} = 447,333$ кДж/кг –располагаемый теплоперепад в зоне влажного пара (по *h-s* диаграмме);

 $y_0=0$ - влажность перед ЦНД;

*у*_{*z*}=0,135 - влажность в конце процесса расширения;

Подставляя исходные данные в (1.140), получаем $k_{g_{R}} = 0,968$.

КПД ЦНД находим по (1.136):

$$\eta_{0i}^{H\partial} = 0,87 \cdot (1 + (752,264 - 400) / 10^4) \cdot 0,968 - 70 / 752,264 = 0,779$$

Энтальпия пара перед конденсатором, кДж/кг:

$$i_F = i_E - H_0^{\text{H}\partial} \cdot \eta_{oi}^{\mu}$$

$$i_F = 2976,654 - 752,264 \cdot 0,779 = 2390,95$$

Внутренняя мощность паровой турбины:

$$N_{i}^{\Pi T} = 2 \cdot G^{\ell 0} \cdot H_{0}^{\ell 0} \cdot \eta_{0i}^{\ell 0} + \sum G_{\Pi}^{\prime c 0} \cdot H_{0}^{c 0} \cdot \eta_{0i}^{c 0} + \sum G_{\Pi}^{\prime u 0} \cdot H_{0}^{\mu 0} \cdot \eta_{0i}^{\mu 0}, \qquad (1.141)$$

$$\begin{split} N_i^{\Pi T} &= 2 \cdot 58,432 \cdot 311,079 \cdot 0,817 + 152,476 \cdot 520,865 \cdot 0,912 + \\ &+ 281,726 \cdot 585,704 \cdot 0,779 = 230637,976 \text{kBt} \end{split}$$

Располагаемая мощность ПТ:

$$N_0^{\Pi T} = 2 \cdot G^{\ell \partial} \cdot H_0^{\ell \partial} + \sum G_{\Pi}^{\ell c \partial} \cdot H_0^{\ell \partial} + \sum G_{\Pi}^{\ell h \partial} \cdot H_0^{h \partial}, \qquad (1.142)$$

 $N_0^{\Pi T} = 2 \cdot 58,432 \cdot 311,079 + 152,476 \cdot 520,865 + \\+281,726 \cdot 585,704 = 280781,499 \text{kBt}$

Относительный внутренний КПД паровой турбины:

$$\eta_{0i}^{\Pi T} = N_i^{\Pi T} / N_0^{\Pi T}, \qquad (1.143)$$

$$\eta_{0i}^{IIT} = 230637,976 / 280781,499 = 0,821$$

1.5 Определение экономических показателей ПГУ

Электрическая мощность ПТУ, кВт:

$$N_{9}^{\Pi TY} = N_{i}^{\Pi T} \cdot \eta_{M} \cdot \eta_{32}^{\Pi TY},$$

$$N_{9}^{\Pi TY} = 230637,976 \cdot 0,985 = 224906,622.$$
(1.144)

Электрическая мощность ГТУ, кВт:

$$N_{\mathfrak{I}}^{\Gamma TY} = 2 \cdot (N_{i}^{\Gamma TY} - N_{i}^{K}) \cdot \eta_{\mathfrak{M}} \cdot \eta_{\mathfrak{I}}^{\Gamma TY}, \qquad (1.145)$$

$$N_{\scriptscriptstyle 9}^{\varGamma TY} = (544277, 036 - 254570, 306) \cdot 0, 99 \cdot 0, 985 = 296032, 802$$

Электрическая мощность ПГУ, кВт:

$$N_{\mathfrak{H}}^{\Pi\Gamma\mathcal{Y}} = 2 \cdot N_{\mathfrak{H}}^{\Gamma\mathcal{T}\mathcal{Y}} + N_{\mathfrak{H}}^{\Gamma\mathcal{T}\mathcal{Y}}, \qquad (1.146)$$

$$N_{\mathfrak{I}}^{\Pi\Gamma\mathcal{V}} = 2 \cdot 296032,802 + 224906,622 = 816972,226$$

Абсолютный электрический КПД ПГУ:

$$\eta_{\mathfrak{I}}^{\Pi\Gamma\mathcal{Y}} = N_{\mathfrak{I}}^{\Pi\Gamma\mathcal{Y}} / (Q_{p}^{\mu} \cdot B \cdot 2), \qquad (1.147)$$

$$\eta_{9}^{\Pi\Gamma Y} = 816972,226 / (33645,7 \cdot 22,601 \cdot 2) = 0,537$$

Отпущенная электроэнергия, кВт:

$$W_{omn} = N_{\mathfrak{I}}^{\Pi\Gamma\mathcal{Y}} - \alpha_{cH} \cdot N_{\mathfrak{I}}^{\Pi\Gamma\mathcal{Y}}, \qquad (1.148)$$

где $\alpha_{ch} = 0,04$ - доля затрат электроэнергии на собственные нужды блока.

$$W_{omn} = 816972, 226 - 0, 04 \cdot 816972, 226 = 784293, 337$$

Удельный расход условного топлива на выработку электроэнергии, кг.у.т./(кВт·ч):

$$b_{9} = B_{y} \cdot n \cdot 3600 \,/ \,W_{omn},\tag{1.149}$$

где B_y - расход условного топлива, *кг.у.т. / с*;

п - количество ГТУ.

$$B_y = \frac{Q_{\scriptscriptstyle H}^p}{7000} \cdot B_{\scriptscriptstyle H},\tag{1.150}$$

где $Q_{\mu}^{p} = 8030$ - теплота сгорания единицы натурального топлива, *ккал / м*³; $B_{\mu} = 22,601$ - расход натурального топлива на ГТУ, *кг / с*;

7000 - теплотворная способность единицы условного топлива (каменный уголь), ккал / кг.у.т.

$$B_y = \frac{8030}{7000} \cdot 22,601 = 25,926,$$

$$b_{3} = 25,926 \cdot 2 \cdot 3600 / 784293,337 = 0,238$$
.

2 Экономическая часть

2.1 Определение ежегодных издержек, связанных с эксплуатацией

Эксплуатационные расходы, млн. руб./год:

$$U_{_{3}} = U_{_{T}} + U_{_{3\Pi}} + U_{_{a}} + U_{_{TP}} + U_{_{\Pi p}}, \qquad (2.1)$$

где U_т – затраты на топливо;

U₃₁₁ – расходы на оплату труда;

 $\mathbf{U}_{a}-$ амортизация основных производственных средств;

U_{тр} – расходы на ремонт основных средств;

U_{пр}- прочие расходы.

2.2 Расчёт затрат на топливо

Расход топлива, м³/ч:

$$\mathbf{B}_{\text{ham}} = \mathbf{B} \cdot \mathbf{3600},\tag{2.2}$$

$$\mathbf{B}_{Ham} = \mathbf{B} \cdot 3600 = 22,601 \cdot 3600 = 81362,731.$$

Число часов работы основного оборудования, т. е. календарное время за вычетом времени простоя в капитальном и текущем ремонте, час/год:

$$T_{p} = 8760 - T_{pem}, \qquad (2.3)$$

где $T_{\text{рем}}$ – время простоя в ремонте, ч.

Расчет Т_р выполнялся с использованием значений Т_{рем} из таблицы А.2 учебно-методического пособия [2, с. 33].

$$T_{\rm p} = 8760 - 482 = 8278.$$

Число часов использования установленной мощности, ч. $T_{vcr} = T_p - 300,$ (2.4)

$$T_{yct} = T_p - 300 = 7978$$

Выработка электроэнергии на ТЭС, МВт ч:

$$W = N_{ycr} \cdot T_{ycr}, \qquad (2.5)$$

где $N_{vct} = 800$ – установленная мощность станции, MBt;

Натуральный годовой расход топлива, тыс. м³:

$$\mathbf{B}'_{Ham} = (\mathbf{B}_{Ham} \cdot \mathbf{T}_{ycm} \cdot n) / 1000,$$
 (2.6)

где n = 2 – количество ГТУ в составе основного оборудования.

$$\mathbf{B}'_{\text{Ham}} = (81362, 731 \cdot 7978 \cdot 2) / 1000 = 1298223, 74.$$

Затраты на топливо, млн. руб./год:

$$\mathbf{U}_{\mathrm{T}} = \mathbf{\Pi} \cdot \mathbf{B}'_{\mu am} \cdot 10^{-6}, \qquad (2.7)$$

где Ц = 3381 – цена топлива, руб./тыс.м³

Расчет U_т выполнялся с использованием оптовых цен на топливо Ц добываемых ОАО «Газпром» из приложения 1 приказа №36-э/1 [3, с. 2].

$$U_{\rm T} = 3381 \cdot 75147,005 \cdot 10^{-6} = 4053,973$$

2.3 Расходы на оплату труда

Для приближённых расчётов заработной платы по станции можно использовать формулу, млн. руб./год:

$$\mathbf{U}_{_{3\Pi}} = \mathbf{N}_{_{ycT}} \cdot \mathbf{n}_{_{y}} \cdot \Phi_{_{3\Pi}} \cdot 10^{-6}, \qquad (2.8)$$

где $n_v = 0,29$ - штатный коэффициент;

 $\Phi_{_{3\Pi}} = 565750$ - средняя зарплата одного работника за год, тыс. руб.; $N_{_{ycm}} = 800$ – установленная мощность ПГУ, МВт.

 $U_{3II} = 800 \cdot 0,29 \cdot 565750 \cdot 10^{-6} = 131,254$.

2.4 Амортизационные отчисления

Размер амортизационных отчислений, млн. руб./год:

$$\mathbf{U}_{\mathbf{a}} = \mathbf{K} \cdot \mathbf{H}_{\mathbf{a}} \,, \tag{2.9}$$

где H_a = 0,067 – средняя норма амортизации станции в целом;

К-капитальные вложения, млн. руб./год.

$$\mathbf{K} = \mathbf{K} \cdot N_{ycm} \cdot \zeta \cdot d_i / 10^6, \qquad (2.10)$$

где К[·]=400 долл./кВт – удельные капитальные вложения на комбинированный цикл ПГУ;

 $d_i = 1,1$ – коэффициент, учитывающий район размещения; $\zeta = 62,3$ - курс долл., руб.

 $\mathbf{K} = 400 \cdot 800 \cdot 62, 3 \cdot 1, 1/10^6 = 21824$

 $U_a = 21824 \cdot 0,067 = 1462,208$

2.5 Расходы на ремонт основных средств

Расходы по ремонту, млн. руб./год:

$$U_{\rm rp} = \mathbf{K} \cdot \mathbf{H}_{\rm rp}, \tag{2.11}$$

где H_{тр} – норма отчислений на ремонтное обслуживание от капитальных вложений.

 $U_{\rm Tp} = 21824 \cdot 0,05 = 1091,2$

2.6 Прочие расходы

К прочим расходам относятся:

- общецеховые и общестанционные расходы;

– расходы по охране труда и техники безопасности;

– налоги и сборы;

– и др.

Их величина принимается 20 – 30 % от суммарных затрат на амортизацию, ремонт и зарплату, с учётом единого социального налога, млн. руб./год:

$$U_{\rm np} = 0.2 \cdot (U_{\rm a} + U_{\rm pp} + U_{\rm 3H}) + COII, \qquad (2.12)$$

где СОЦ – страховые взносы во внебюджетные фонды по ставке 30% от расходов на оплату труда.

$$U_{np} = 0.2 \cdot (1462, 208 + 131, 254 + 1091, 2) + 0.30 \cdot 131, 254 = 576, 309$$

Эксплуатационные расходы составят, млн. руб/год:

$$U_{3} = 4389,294 + 1462,208 + 131,254 + 1091,2 + 576,309 = 7650,265$$

2.7 Расчёт себестоимости единицы электроэнергии

Годовой отпуск энергии с шин станции, МВт ч:

$$W_{\rm oth} = W \cdot (1 - a_{\rm ch}), \qquad (2.13)$$

где а_{сн} – коэффициент расхода электроэнергии на собственные нужды станции; W - выработанная электроэнергия, МВт ч.

$$W = N_y \cdot T_{ucn} = 800 \cdot 7978 = 6382400$$

$$W_{oth} = 63824000 \cdot (1 - 0.04) = 6127104$$

Себестоимость отпущенной энергии, руб./кВт ч:

$$\mathbf{U}_{\mathrm{ott}}^{\mathrm{s}} = \mathbf{U}_{\mathrm{s}} / \mathbf{W}_{\mathrm{ott}}, \qquad (2.14)$$

 $U^{\scriptscriptstyle 9}_{_{\rm OTH}} = \bigl(7650, 265/6127104\bigr) \cdot 10^3 = 1,249 \, .$

Себестоимость выработанной энергии, руб./кВт ч:

 $U_{\rm BHD}^{\circ} = U_{\rm y}/W$,

 $U_{\text{выр}}^{9} = (1, 249/6382400) \cdot 10^{3} = 1,199$

2.8 Расчёт показателей эффективности проекта

Срок окупаемости – это период (измеряемый в месяцах, кварталах или годах), начиная с которого первоначальные затраты покрываются суммарными результатами. Другими словами, это интервал времени, в течение которого общий объём капитальных затрат остаётся большим суммы амортизационных отчислений и прироста прибыли предприятия.

Соотношение между доходами и расходами по реализации проекта определяется показателем чистого дисконтированного дохода (ЧДД), млн. руб:

ЧДД =
$$\left(\left[(T - U_{orn}^{\mathfrak{I}}) \cdot W_{orn} + U_{a} \right] \cdot \frac{1}{(1+0,1)^{n}} \right) - K$$

где К – стоимость строительства станции, млн. руб.;

 $U^{\mathfrak{s}}_{_{OTH}}$ – себестоимость отпущенной энергии, руб./кВт ч.;

W_{отп} – годовой отпуск энергии с шин станции, МВт;

n – текущий год;

Т – тариф на отпущенный кВт ч с учётом планируемой рентабельности, руб./кВт ч.

$$T = 1.6 \cdot U_{\text{отп}}^{9}$$

 $T = 1, 6 \cdot 1, 199 = 1,9184$

Расчёт срока окупаемости сведен в таблицу 2.

Таблица 2 - Срок окупаемости капитальных вложений

Покоролони	Расчетный период										
Показатели	0	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10
 Денежный поток по инвестиционной деятельности – кап. вложения (К) 	-21824	_	_	_	_	_	_	_	_	_	_
2) Эксплуатационные расходы-амортизационные отчисления		1462,208 7650,265	1462,208 7650,265	1462,208 7650,265	1462,208 7650,265	1462,208 7650,265	1462,208 7650,265	1462,208 7650,265	1462,208 7650,265	1462,208 7650,265	1462,208 7650,265
-себестоимость выработанной эл/энергии		1,199	1,199	1,199	1,199	1,199	1,199	1,199	1,199	1,199	1,199
3) Чистый дисконтированный доход	-21824	3286,645	2987,859	2716,235	2469,305	2244,823	2040,748	1855,225	1686,568	1533,244	1393,858
4) ЧДД нарастающим итогом	-21824	-18537,355	-15549,496	-12833,261	-10363,956	-8119,133	-6078,385	-4223,16	-2536,592	-1003,347	390,511

Капитальные вложения в проект расширения Киришской ГРЭС с одним блоком ПГУ 800 МВт окупается в начале 10-го года эксплуатации.

3 Экологическая часть

Газотурбинные установки находят все более широкое применение в качестве силовых установок в энергетике. Одной из основных проблем, решаемых при создании современных ГТУ является проблема снижения выбросов вредных веществ (оксидов азота NO_x, монооксида углерода СО и несгоревших углеводородов СН) с выхлопными газами. При эксплуатации ГТУ преобладают высокие режимы работы, на которых возрастают выбросы NO_x, и снижаются выбросы СО и СН. При сжигании природного газа в этих условиях NO_x 90 – 95% определяет токсичность выхлопа.

Для разработки путей борьбы с образованием оксидов азота важно знать, как они образуются. В настоящее время хорошо изучены 3 основных механизма их образования:

- образование «термических» (воздушных) NO из молекулярного азота воздуха при температуре выше 1300 °C;

- образование «топливных» NO из связанного азота, содержащегося в топливе;

- образование небольшого количества «быстрых» NO путем реакции молекулярного азота воздуха с углеводородными радикалами.

Наличие в дымовых газах оксидов азота зависит от целого ряда факторов, наиболее значимым из которых является температура сжигания топлива, зависимость которых показана на рисунке 8.



Рисунок 8 – Зависимость образования оксидов азота от температуры при сжигании органического топлива

3.1 Снижение выбросов оксидов азота

3.1.2 Снижение NO_x с пониженными затратами модификацией существующих камер сгорания

В данном случае речь идет об усовершенствовании диффузионного процесса горения в КС, что подразумевает под собой уменьшение средней температуры пламени, сокращение поверхности (объемов газа) горения со стехиометрическим составом ТВС и снижения времени пребывания горячих газов в КС. Способы реализации данного направления:

- предельно возможное обеднение TBC и интенсификация смешения топлива и воздуха в первичной зоне;

- предельно возможное уменьшение пребывания τ_{np} , которое ограничивается требованием по предельному росту выбросов СО и СН и равномерности температурного поля перед турбиной;

- впрыск в первичную зону КС воды или пара. Этот способ называют «мокрым». КС должна иметь «запас» по полноте сгорания с тем, чтобы ее снижение при впрыске влаги не привело к недопустимому росту выбросов СО и СН. Кроме того, этот способ не применим при сжигании, азотосодержащего топлива, т.к, он приводит к увеличению выбросов NO_x.

3.1.3 Снижение NO_х путем деления КС ГТУ на две зоны

В пространстве, ограниченном корпусом КС (пламенной трубы), выделяют зону горения. В эту зону подают только часть общего количества воздуха. Вместе с топливом это количество обеспечивает образование высокореакционной смеси, сгорающей достаточно быстро при температуре около 1500 °C. Другая часть воздуха подается в зону смешения, где она формирует заданную начальную температуру. Небольшое количество воздуха через специальные щели и отверстия охлаждает корпус и детали пламенной трубы. На рисунке 9 показано осуществления либо по воздуху (а), либо по топливу (б).



Рисунок 9 – Деление КС на две зоны

3.1.4 Селективное каталитическое восстановление

Концепция основана на восстановлении оксидов азота аммиаком в присутствии катализатора в выхлопной трубе ГТУ. Аммиак является единственным доступным восстановителем избирательного действия, т.е., способным обеспечить восстановление NO_x при наличии кислорода в выхлопных газах. Процесс восстановления протекает по следующим основным реакциям:

 $6NO + 4NH_3 = 5N_2 + 6H_2O$

 $7NO_2 + 8NH_3 = 7N_2 + 12H_2O$

3.1.5 Применение кольцевой КС в ГТУ

Кольцевая камера сгорания, представленная на рисунке 10 установлена между компрессором и турбиной. Нагретый и сжатый в компрессоре воздух перед входом в камеру сгорания разделяется:

- одна часть воздуха направляется непосредственно в турбину и используется там для охлаждения направляющих и рабочих лопаток;

- другая часть воздуха поступает в кольцевую полость между наружным корпусом камеры сгорания и самой КС, обтекая её наружную и внутреннюю обечайки;

- через отверстия для охлаждающего воздуха в наружной обечайке часть воздуха попадает непосредственно в камеру сгорания;

- большая часть воздуха через гибридные горелки поступает в зону горения.

24 гибридные горелки равномерно распределены по окружности. Здесь воздух подмешивается к топливу, способствуя формированию стабильного пламени в зоне горения. Небольшое расстояние между гибридными горелками обеспечивает равномерное распределение температур на выходе из камеры сгорания.

За счет преобразования химически связанной энергии топлива в тепло, в камере сгорания происходит объемное расширение дымовых газов. Отработавшие газы с высоким давлением поступают в турбину, где происходит преобразование перепада давления в кинетическую энергию.

Выделение тепла в процессе сгорания приводит к высокой тепловой нагрузке узлов камеры сгорания, которые должны соответственно охлаждаться или защищаться.

По сравнению с другими конструкциями камер сгорания, у кольцевой камеры сгорания оптимизировано соотношение между объемом и охлаждаемой поверхностью. Вследствие этого удельный расход воздуха на ее охлаждение сокращается. За счет своей компактной конструкции камера сгорания обеспечивает оптимальное сжигание топлива с незначительными выбросами вредных веществ и равномерным распределением температур по окружности. Дополнительным преимуществом является сокращение наружной изоляции и газопроводов. Кольцевая камера сгорания представляет собой полость вращательно-симметричной формы, где сжигается топливо. Сечение камеры сгорания уменьшается в направлении выхода.

Кольцевая камера сгорания состоит из внутренней и наружной обечайки. Неразъемная внутренняя обечайка имеет жесткое соединение с кожухом вала. Внутренняя поверхность внутренней обечайки образует часть отклоняющего диффузора, который подает поступающий из компрессора воздушный поток к гибридным горелкам. Наружный контур кольцевой камеры сгорания формирует наружная обечайка с горизонтальным разъемом. Наружная обечайка соединена с обоймой направляющего аппарата турбины таким образом, что внутренняя и наружная обечайки подвижны по отношению друг к другу. На торце кольцевой камеры сгорания равномерно распределены отверстия под гибридные горелки. Корпус камеры сгорания, внутренняя обечайка и наружная обечайка с наружной стороны охлаждаются воздухом, поступающим с выхода из компрессора.

Для контроля процесса горения с помощью фотодетекторов в наружной обечайке имеются два отверстия.



 отклоняющий диффузор; 2 - гибридное горелочное устройство; 3 - вставка для горелочного устройства; 4 - наружная обечайка камеры сгорания; 5 - люк; 6 - керамическая жаропрочная плитка; 7 - наружный корпус камеры сгорания; 8 - обойма направляющего аппарата турбины; 9 - выпускная обечайка; 10 - выход из камеры сгорания; 11 - зона горения; 12 - внутренняя обечайка камеры сгорания; 13 - защитный кожух вала

Рисунок 10 – Продольное сечение кольцевой камеры сгорания

3.1.6 Использование гибридного горелочного устройства

Гибридная горелка газообразного топлива выполнена для работы в разных режимах и имеет, соответственно, разные системы распыла.

В диффузионном режиме топливо и воздух для сжигания смешиваются непосредственно в камере сгорания, вследствие чего обеспечивается высокая стабильность пламени. Этот вид сжигания наиболее благоприятен для нестабильных процессов, таких как розжиг, разгон до номинальной частоты вращения или сброс нагрузки. Однако внутри объема смешения появляются зоны, в которых обнаруживаются очень высокие температуры горения, что приводит к завышенным выбросам оксидов азота.

Этих зон можно полностью избежать, если участвующие в реакции топливо и воздух до их попадания в зону горения подвергнуть перемешиванию в целях создания гомогенной смеси. Принцип разделения образования смеси и собственно горения характеризует так называемое сжигание с предварительным смешением.

В отличие от диффузионных горелочных устройств, рабочий диапазон горелочных устройств с предварительным смешением - ограничен. Тем не менее,

этот недостаток может компенсироваться специальной концепцией управления и регулирования. Это позволяет держать в работе все горелочные устройства одновременно и за счет широкого диапазона мощности достигать сверхнизких выбросов вредных веществ (оксидов азота и углерода). Для упрощения эксплуатации было разработано двухступенчатое гибридное горелочное устройство с диффузионной пилотной горелкой, в котором, в отличие от трехступенчатого горелочного устройства, отсутствует переключение с диффузионного режима работы на режим с предварительным смешением и обратно. У двухступенчатого гибридного горелочного устройства имеются следующие конструктивные особенности:

 в месте подключения диффузионного газа на держателе горелочного устройства установлена заглушка;

– вблизи электродов зажигания дополнительно расположены распылители, из которых поступает пилотный газ;

– розжиг камеры сгорания при пуске ГТУ происходит непосредственно через диффузионную пилотную горелку; горелочное устройство предварительного смешения включается в работу во время разгона ГТУ до номинальной частоты вращения.

3.1.7 Прочие мероприятия, направленные на снижение выбросов оксидов азота

- переход к микрофакельному сжиганию топлива с увеличением числа горелок;

- применение «экологических» горелок. Экологическая горелка состоит из двух конусов, которые смещены один относительно другого в осевом направлении. В результате их смещения образуются два шлица по всей длине горелки. Через эти шлицы в горелку поступает воздух для горения, который перемешивается с природным газом, вводимым через небольшие отверстия по краям шлицов. Благодаря специальной форме внутри горелки образуется ТВС, которая покидает конус и поступает в факел. Последний стабилизируется рециркуляционной зоной перед горелкой без помощи механического стабилизатора пламени. В результате того, что обтекающий горелку «холодный» воздух для горения поступает внутрь и факел не имеет контакта с корпусом горелки, последняя остается сравнительно «холодной» и таким образом не подвергается износу;

- абсорбция окислов азота водой с использованием озона;

- ультрафиолетовое облучение дымовых газов на входе в дымовую трубу.

ЗАКЛЮЧЕНИЕ

В рамках бакалаврской работы был выполнен комплексный расчет энергоблока ПГУ – 800, входящим в проект расширения Киришской ГРЭС. В качестве основного оборудования были выбраны две ГТ SGT5 – 4000F, два КУ П – 132 и одна модернизированная паровая турбина К-245-13,3 производства ЛМЗ. Топливо на станцию поступает от магистрального газопровода Грязовец – Ленинград через ГРС «Кириши».

В работе выполнен тепловой расчет ГТУ, ПГУ с трехконтурным КУ и укрупненный расчет ПТ. В результате расчетов были определены следующие технико-экономические показатели:

- КПД блока увеличился с 38% до 53,7 %;

- удельный расход условного топлива уменьшился с 324 г.у.т/кВт·ч до 238 г.у.т/кВт·ч

В результате расчета показателей эффективности проекта был определен срок его окупаемости, который составил 10 лет.

По окончанию расчетов представлены следующие листы графической части:

- модернизированная паровая турбина К-245-13,3;

- продольный разрез КУ П-132;
- принципиальная тепловая схема блока ПГУ 800 MBт;
- разрез главного корпуса ПГУ;
- план ячейки ПГУ 800. Вид сверху.

Все чертежи выполнены на формате A1, за исключением чертежа паровой турбины, формат которого составил A1x3.

СПИСОК СОКРАЩЕНИЙ

- БНД барабан низкого давления
- ППВТ Пароперегреватель вторичный
- ГПК Газовый подогреватель конденсатный
- ГТУ Газотурбинная установка
- ДКС Дожимная компрессорная станция
- ЖДС Жалюзийно-дроссельная стенка
- КПД Коэффициент полезного действия
- КС Камера сгорания
- КУ Котёл утилизатор
- ПГУ- Парогазовая установка
- ПП Промежуточный пароперегреватель
- ППВД Пароперегреватель высокого давления
- ППСД Пароперегреватель среднего давления
- ППНД Пароперегреватель низкого давления
- ППГ Пункт подготовки газа
- ПТС Принципиальная тепловая схема
- ТВС Топливно-воздушная смесь
- ИСП Испаритель
- ЭКВД Экономайзер высокого давления
- ЦВД Цилиндр высокого давления
- ЦСНД Цилиндр среднего и низкого давления
- ЦНД Цилиндр низкого давления
- ЧНД Часть низкого давления
- ЧСД Часть среднего давления

СПИСОК ИСПОЛЬЗОВАННЫХ ИСТОЧНИКОВ

1. Энергетическая стратегия России на период до 2030 года. Утверждена распоряжением Правительства Российской Федерации от 13 ноября 2009 г. № 1715-р.

2. Экономика и управление энергетическими преприятиями. Оценка экономической эффективности инвестиций в энергетические объекты : учеб. – метод. Пособие [Энергетический ресурс] / Сост. И.А. Астраханцева, Л.В. Голованова, М.В. Зубова. – Электрон.дан. – Красноярск : Сиб. федер. ун-т, 2014.

3. Приказ ФСТ России от 17 марта 2015 г. №36-э/1 «Об утверждении оптовых цен на газ, добываемый ОАО «Газпром» и его аффилированными лицами, предназначеный для последующей реализации населению». Зарегистирован Минюстом России 17 марта 2015 г.

4. Постников, А. М. Снижение оксидов азота в выхлопных газах ГТУ/ А. М. Постников. – Издательство Самарского научного центра РАН; 2002г, -286 с.

5. Газотурбинные и парогазовые установки электростанций : метод. Пособие к курсовому проетированию / Сиб. Федер ун-т ; сост. Л.Н. Подборский. – Красноярск : СФУ, 2015.

6. Григорьева, В.А. Тепловые и атомные электрические станции: Справочник / В.А. Григорьев, В.М. Зорин. – М.: Энергоатомиздат, 1982. – 624с.

7. Рыжкин, В.Я. Тепловые электрические станции / В.Я. Рыжкин. – М.: Энергоатомиздат, 1967.

8. Ривкин, С.Л. Теплофизические свойства воды и водяного пара / С.Л. Ривкин, А.А. Александров. – М. : Энергия, 1980. – 425 с.

9. Проектирование тепловых электрических станций : Учеб. пособие / А.П. Цыганок, С.А. Михайленко; Краснояр. политехн. ин-т. - Красноярск : 1991. – 119

10. Цыганок, А.П. Проект ТЭС (Часть 1): метод. указ. к дипломному и курсовому проектированию для студентов специальностей 03.01, 03.05 – «Электрические станции», «Тепловые электрические станции» / А.П. Цыганок, Н.А. Сеулин; Краснояр. политехн. ин-т. - Красноярск : 1981. – 59 с.

11. Цыганок, А.П. Проект ТЭС (Часть 2): нормативные материалы к дипломному и курсовому проектированию для студентов специальностей 03.01, 03.05 – «Электрические станции», «Тепловые электрические станции» / А.П. Цыганок, Н.А. Сеулин ; Краснояр. политехн. ин-т. - Красноярск : 1981. – 36 с.

12. Михайленко, С.А. Тепловые электрические станции : учеб. пособие. 2е изд. испр. / С.А. Михайленко, А.П. Цыганок. – Красноярск: ИПЦ КГТУ, 2005. – 302 с.

13. Цыганок, А.П. Тепловые и атомные электрические станции: учеб. пособие : в 2 ч. / А.П. Цыганок. – Красноярск : ИПЦ КГТУ, 2000. – 123 с.

14. Бойко, Е.А. Котельные установки и парогенераторы (тепловой расчет парового котла) : Учебное пособие / Е.А. Бойко, И.С. Деринг, Т.И. Охорзина.-Красноярск : ИПЦ КГТУ, 2005. 96 с.

Федеральное государственное автономное образовательное учреждение высшего образования «СИБИРСКИЙ ФЕДЕРАЛЬНЫЙ УНИВЕРСИТЕТ»

> «Политехнический институт» институт

«Тепловые электрические станции»

кафедра

УТВЕРЖДАЮ Заведующий кафедрой Е.А. Бойко инициалы, фамилия подпись *и*7 2019 г. >>

БАКАЛАВРСКАЯ РАБОТА

13.03.01 – «Теплоэнергетика и теплотехника»

код – наименование направления

Проект расширения Киришской ГРЭС

тема

подпись, дата

доцент, к.т.н.

должность, ученая степень

Л.Н. Подборский инициалы, фамилия

И.А. Портнов инициалы, фамилия

Выпускник

Руководитель

5.07.19 подпись, дата



7.07.15

подпись, дата

С.А. Михайленко

инициалы, фамилия

Нормоконтролер

05.07.19 подпись, дата



Красноярск 2019

Федеральное государственное автономное образовательное учреждение высшего образования «СИБИРСКИЙ ФЕДЕРАЛЬНЫЙ УНИВЕРСИТЕТ» «Политехнический институт» институт «Тепловые электрические станции» кафедра

> УТВЕРЖДАЮ Заведующий кафедрой



Е.А. Бойко инициалы, фамилия

∂З-2019 г. « 98

ЗАДАНИЕ НА ВЫПУСКНУЮ КВАЛИФИКАЦИОННУЮ РАБОТУ в форме бакалаврской работы


Утверждена приказом по университету № <u>7179/с</u> от <u>23.05.19</u> Руководитель ВКР: Л.Н. Подборский, к.т.н., доцент кафедры ТЭС, СФУ инициалы, фамилия, должность, ученое звание и место работы Исходные данные для ВКР Объект расширения – Киришская ГРЭС, электрическая нагрузка ПГУ 800 МВт, топливо – природный газ магистрального газопровода Грязовец – Ленинград. Перечень разделов ВКР: Разработка ПТС, конструкция и тепловой расчет ГТУ, расчет трехконтурной комбинированной установки, описание и укрупненный расчет паровой турбины, определение экономических показателей ШУ, экономическая часть, экологическая часть. Перечень графического материала: продольный разрез паровой турбины К – 245-1,3, продольный разрез котла – утилизатора П-132, принципиальная тепловая схема ПГУ-800, главный корпус вид сверху, разрез главного корпуса ПГУ-800.

Руководитель ВКР

Задание принял к исполнению

подписи

Л.Н. Подборский

инициалы и фамилия

И.А. Портнов

подпись, инициалы и фамилия студента

«17» mons 2019 г.