МИНИСТЕРСТВО ОБРАЗОВАНИЯ И НАУКИ РОССИЙСКОЙ ФЕДЕРАЦИИ ФЕДЕРАЛЬНОЕ ГОСУДАРСТВЕННОЕ БЮДЖЕТНОЕ ОБРАЗОВАТЕЛЬНОЕ УЧРЕЖДЕНИЕ ВЫСШЕГО ОБРАЗОВАНИЯ «САНКТ-ПЕТЕРБУРГСКИЙ ГОСУДАРСТВЕННЫЙ УНИВЕРСИТЕТ ПРОМЫШЛЕННЫХ ТЕХНОЛОГИЙ И ДИЗАЙНА»

ВЫСШАЯ ШКОЛА ТЕХНОЛОГИИ И ЭНЕРГЕТИКИ

П.Н.Коновалов, А.А.Верхоланцев, М.С.Липатов

НАГНЕТАТЕЛИ И ТЕПЛОВЫЕ ДВИГАТЕЛИ

ТЕПЛОВОЙ РАСЧЕТ ПАРОВОЙ МНОГОСТУПЕНЧАТОЙ ПРОТИВОДАВЛЕНЧЕСКОЙ ТУРБИНЫ

Учебно-методическое пособие к выполнению курсовой работы

Санкт-Петербург 2018 УДК 621.43(075) ББК 31.31я7 Н 641

Нагнетатели и тепловые двигатели. Тепловой расчет паровой многоступенчатой противодавленческой турбины: учебно - методическое пособие к выполнению курсовой работы/ сост. П. Н. Коновалов, А. А. Верхоланцев, М. С. Липатов/ СПбГУПТД ВШТЭ.- СПб., 2018.- 68 с.

Приводятся обоснование выбора типа паровой турбины, исходные данные, алгоритмы и результаты теплового расчета паровой многоступенчатой противодавленческой турбины, включающей двухвенечную регулирующую ступень и две нерегулируемые одновенечные ступени, с рисунками, графиками и таблицами.

Предназначено для студентов ИЭиА и ИБФО, обучающихся по направлению подготовки 13.03.01 Теплоэнергетика и теплотехника, профили «Промышленная теплоэнергетика» и «Энергетика теплотехнологий».

Рецензенты: зав. кафедрой промышленной теплоэнергетики ВШТЭ СПбГУПТД, канд. техн. наук доцент С.Н. Смородин; профессор кафедры энергетических установок (не ядерных) ВУНЦ ВМФ «Военно-морская академия», д-р техн. наук В.В.Барановский.

Подготовлено и рекомендовано к печати кафедрой теплосиловых установок и тепловых двигателей ВШТЭ СПбГУПТД (протокол №5 от 12.03.2018).

Утверждено к изданию методической комиссией института энергетики и автоматизации ВШТЭ СПбГУПТД (протокол № 4 от 14.03.2018).

Рекомендовано к изданию Редакционно-издательским советом ВШТЭ в качестве учебно-методического пособия.

Редактор и корректор Т.А. Смирнова Техн. редактор Л.Я. Титова

Темплан 2018 г., поз. 17

Подп. к печати 14.03.2018.	Формат 60х84/16.	Бумага тип. № 1.
Печать офсетная.	Объем 4,5 печ.л; 4,5 учизд.л.	Тираж 200 экз.
Изд. № 17. Цена "С". Заказ	N⁰	

Ризограф Высшей школы технологии и энергетики СПбГУПТД, 198095, Санкт-Петербург, ул. Ивана Черных, 4.

© Высшая школа технологии и энергетики СПбГУПТД, 2018 © П.Н.Коновалов, А.А.Верхоланцев, М.С.Липатов, 2018

введение

Объектом курсовой работы является многоступенчатая паровая турбина с противодавлением без регулируемых отборов пара типа «Р».

Многоступенчатая противодавленческая паровая турбина – это двигатель, в котором тепловая энергия пара преобразуется в механическую работу на валу турбины. Данная турбина состоит из трех ступеней, отработавший пар в турбине поступает к потребителю теплоты с давлением p_T , вал турбины соединен жесткой муфтой с валом электрогенератора. Первой по ходу пара в проточной части турбины стоит ступень, которую называют регулирующей ступенью.

Паровые турбины как наиболее экономичные тепловые двигатели находят широкое применение на тепловых электростанциях (T \exists C), электроцентралях (ТЭЦ) и атомных электростанциях (АЭС). Многие России, промышленные предприятия например, металлургические, нефтегазоперерабатывающие заводы, целлюлозно-бумажные комбинаты и другие являются теплоэнергоемкими, которые обеспечиваются теплотой и в основном от собственных ТЭЦ. Потребности электроэнергией В электрической и особенно в тепловой энергии, идущей на производственные и отопительные цели с определенными параметрами пара, обусловливают характеристики паровых турбин, которые тип И технические эксплуатируются на ТЭЦ промышленных предприятий. Наиболее широкое распространение на таких ТЭЦ получили противодавленческие турбины типа «Р», «ПР» и теплофикационные конденсационные турбины типа «П» и «ПТ».

Курсовая работа является завершающим этапом изучения дисциплины «Нагнетатели и тепловые двигатели», на котором студенты применяют знания и умения, полученные в процессе освоения данной дисциплины.

Целью работы формирование курсовой является компетенций, связанных изучением конструкции паровых турбин, С методов математического моделирования рабочих процессов в турбинах, с получением навыков по тепловому расчету многоступенчатой паровой

турбины, в результате которого определяют геометрические характеристики турбины, ее относительные КПД и некоторые другие параметры.

Задача курсовой работы - научить студентов использовать знания по закономерностям рабочих процессов в турбине для ее теплового расчета, привить навыки к самостоятельному анализу полученных результатов.

Основой курсовой работы является тепловой расчет паровой турбины, который представляет собой установление связей между входной и выходной информацией посредством формул, уравнений, неравенств и логических условий. В результате теплового расчета паровой турбины определяются геометрические И кинематические характеристики проточной части. относительные КПД ступеней и турбины в целом, электрическая мощность турбины, которая соответствовать заданной. Расчет должна может производиться с использованием компьютерной техники (программы Excel, Mathcad и др.), а также калькулятора. При выполнении указанного расчета студенты должны уметь пользоваться h,s-диаграммой для водяного пара, программой САТТ2 или другой подобной ей.

Решение поставленной задачи можно осуществить, если воспользоваться одной из методик теплового расчета паровой турбины. В настоящем учебно-методическом пособии за основу взята методика расчета турбины, изложенная в [1].

В зависимости от назначения паровой турбины могут меняться требования, предъявляемые к данному типу турбины, параметры в задании для расчета и порядок расчета. Предлагаемая методика в первую очередь предназначена для целей проектирования турбин. В связи с тем, что рядом параметров в процессе расчета приходится задаваться, а затем их значения уточняются, в методике используется способ последовательных приближений.

Методика предполагает три этапа расчета:

- первый этап, на котором производится предварительный расчет, включающий выбор формы меридионального сечения проточной части

турбины, определение теплоперепадов, относительных КПД, секундного расхода пара;

- второй этап, где производится детальный повенечный расчет ступеней турбины на среднем диаметре;

- третий этап предназначен для определения характеристик многоступенчатой турбины на номинальном режиме (коэффициента возврата тепла, относительных КПД, электрической мощности).

В задании на курсовую работу должны содержаться следующие исходные данные:

- электрическая номинальная мощность турбины N_{2} , MBT;

- давление пара перед клапанами турбины p_0 , МПа;

- температура пара перед клапанами турбины t_0 , °С;

- давление пара за выхлопным патрубком p_T , МПа;

- скорость потока пара на входе в сопловый аппарат регулирующей ступени *C*₀, м/с;

- частота вращения ротора турбины *n*, об/мин.

1. ПРЕДВАРИТЕЛЬНЫЙ РАСЧЕТ ПАРОВОЙ ТУРБИНЫ

По исходным данным приступают к предварительному расчету турбины при электрической номинальной мощности *N*₉. Исходные данные для расчета турбины представлены в табл.1.

Наименование величины	Обозна- чение	Размерность	Значение
Электрическая номинальная мощность турбины	$N_{_{\mathfrak{I}}}$	MBm	14
Давление пара перед клапанами турбины	p_{0}	МПа	1,5

Таблица 1. Исходные данные

Окончание табл. 1

Наименование величины	Обозна- чение	Размерность	Значение
Температура пара перед клапанами турбины	t_0	^{0}C	435
Давление пара за выхлопным патрубком	$p_{\scriptscriptstyle T}$	МПа	0,44
Скорость потока пара на входе в			
ступени	C_{0}	м/с	70 3000
Частота вращения ротора турбины	n	ОО / МИН	5000

 $p_0 = 1,5 M\Pi a, t_0 = 435^{\circ}C$ По параметрам начальным пара c использованием h,s-диаграммы или программы САТТ2 определяются в точке 0 (рис.1) $h_0 = 3331,6 \ \kappa \square \mathcal{H} / \kappa \mathcal{I}$, Энтропия пара энтальпия пара $s_0 = 7,3786 \ \kappa \square m / (\kappa \epsilon \cdot K)$. Используя давление пара за выхлопным патрубком $p_T = 0,44 \ M\Pi a$ и энтропию пара $s_0 = 7,3786 \ \kappa \square \mathcal{H} / (\kappa_Z \cdot K)$, находят энтальпию пара в конце изоэнтропного процесса его расширения $h_t = 2987 \ \kappa \square m / \kappa B$ точке T_t. Располагаемый теплоперепад в турбине без учета потери давления в стопорном и регулирующих клапанах определяется по разности энтальпий в точках 0 и Т_t.

В процессе предварительного расчета возникает необходимость обоснованного принятия некоторых величин. На основе данных тепловых расчетов паровых турбин, справочников, учебников и научно-технической литературы [2 - 6] по турбинам принимаются:

- коэффициент потери давления в стопорном и регулирующих клапанах $\kappa = 0.03 \div 0.05;$

- опытный коэффициент для выхлопных патрубков турбин с противодавлением $\lambda = 0.05 \div 0.10;$

- скорость пара в выхлопном патрубке турбины с противодавлением $C_n = 50 \div 80 M/c.$



Рис.1. Предварительный процесс расширения пара в многоступенчатой турбине в h,s-диаграмме

Меридиональный профиль проточной части многоступенчатых турбин может быть выполнен по-разному. Общим является то, что площадь проходного сечения должна непременно увеличиваться по ходу пара, несмотря на некоторое увеличение осевых скоростей. Это объясняется тем, что приращение удельного объема по длине проточной части турбины оказывается больше соответственного приращения осевой скорости *C*_{*a*} пара.

Профили проточной части многоступенчатых турбин, наиболее часто встречающиеся в двигателях, показаны на рис.2. Если считать, что максимальный диаметр и окружные скорости на периферии (в точке A на рис.2) в последней ступени во всех схемах одинаковы, то проточная часть с $d_H = const$ (рис.2, а) при заданной частоте вращения позволяет получить



Рис.2. Схемы меридионального сечения проточной части турбины: а – с постоянным наружным диаметром ($d_H = const$); б – с постоянным средним диаметром ($d = d_T = const$); в – с постоянным внутренним диаметром ($d_B = const$)

наибольшие окружные скорости во всех ступенях. Кроме того, она обусловливает относительно простую форму корпуса, радиальные зазоры остаются неизменными при осевых смещениях ротора. Коническая форма ротора усложняет технологию его изготовления. Недостатком этой схемы, как и схемы с постоянным внутренним диаметром $d_B = const$ (рис.2,в), является большой угол γ_B внутренней конической поверхности. Во избежание больших потерь энергии потока рабочего тела необходимо иметь $\gamma_B \leq (8 \div 12^0)$.

При углах раскрытия проточной части больше 12[°] поток не успевает приспособиться к резкому изменению геометрии проточной части турбины. Вероятность отрыва потока от внутренней конической поверхности особенно велика (рис.2,а), так как в корневых сечениях обычно мала степень реактивности, а крутизна наклона поверхности здесь наибольшая.

В случае, когда d = const (рис.2,б), легче осуществлять плавные очертания меридионального сечения проточной части. Однако коническая форма ротора и статора при их относительном осевом смещении делает уплотнения

радиальных зазоров ненадежными. Это обстоятельство заставляет менять коническую форму на ступенчатую, что усложняет технологию изготовления турбины.

При $d_B = const$ (рис.2,в) ротор имеет простую форму, удобную для изготовления и обработки, диски и замки нескольких ступеней выполняются одинаковыми, проточная часть может формироваться из одинаковых ступеней, а производится только подрезка вершин лопаток. Недостаток этой схемы аналогичен недостатку схемы при $d_H = const$ (рис.2,а).

В связи с тем, что при схеме меридионального сечения проточной части турбины d=const упрощается тепловой расчет нерегулируемых ступеней, выбирается проточная часть с d=const.

Алгоритм и результаты предварительного теплового расчета многоступенчатой паровой турбины представлены в табл.2.

Наименование величины, обозначение	Способ определения	Размер- ность	Результаты расчетов
Энтальпия пара перед	Определяется по p_0, t_0		
клапанами турбины, <i>h</i> ₀	в точке 0 (рис.1) c		
	использованием h,s-		
	диаграммы или	кДж/кг	3331,6
	программы САТТ2		
Энтропия пара перед	Определяется по p_0, t_0		
клапанами турбины, <i>s</i> ₀	в точке 0 (рис.1) c	п	
	использованием h,s-	<u>кДж</u> К	7 2706
	диаграммы или	кг∙К	/,3/86
	программы САТТ2		
Энтальпия пара в конце	Определяется по		
изоэнтропного процесса	p_T, s_0 в точке T_t		
расширения в турбине, h_t	(рис.1) с		
	использованием h,s-		
	диаграммы или	кЛж/кг	2987
	программы САТТ2	қдлқ қі	2901
Располагаемый теплоперепад			
в турбине без учета потери		кДж/кг	344.6
давления в клапанах, H_0	$h_0 - h_t$,.

Таблица 2. Алгоритм и результаты предварительного расчета турбины

Наименование величины,	C	Размер-	Результаты
обозначение	Спосоо определения	ность	расчетов
Коэффициент потери			
давления в стопорном и			
регулирующих клапанах, к	Принимается	-	0,045
Потеря давления в клапанах,			
Δp_{κ}	$0,045 \cdot p_0$	MHa	0,0675
Давление пара перед соплами		МПа	1 4225
регулирующей ступени, p_0	$p_0 - \Delta p_\kappa$	MITIA	1,4325
Опытный коэффициент, λ	Принимается	-	0,07
Скорость пара в выхлопном	-	Ma	70
патрубке, С _п	Принимается	M/C	70
Потеря давления в	$p_{-} - p_{-} = \lambda \cdot \left(\frac{C_n}{2}\right)^2 \cdot p_{-}$	MПа	0.0151
выхлопном патрубке, Δp_n	$P_z P_T = \mathcal{N} \left(100 \right) P_T$	IVIIIa	0,0151
Давление пара за последней			
ступенью, <i>p</i> _z	$p_T + \Delta p_n$	МΠа	0.455
Энтальпия пара в конце	Определяется по p_z, s_0		0,100
изоэнтропного процесса	в точке Z _t (рис.1) с		
расширения в турбине без	использованием h,s-		
учета потерь энергии в	диаграммы или		
выхлопном патрубке, h_{zt}	программы САТТ2	кДж/кг	2995,4
Потеря энергии пара в			
выхлопном патрубке, ΔH_n	$h_{zt} - h_t$	кДж/кг	8,4
Энтропия пара перед соплами	Определяется по	<u>кДж</u>	
регулирующей ступени, s_0	p_0, h_0 в точке 0	кг∙К	7,3996
Температура пара перед	(рис.1) с		
соплами регулирующей	использованием h,s-	⁰ C	121 58
ступени, t_0	диаграммы или	C	434,30
Удельный объем пара перед	программы САТТ2		
соплами регулирующей		м ³ /кг	0 2245
ступени, v_0			0,22-15
Энтальпия пара в конце			
изоэнтропного процесса			
расширения в проточной	Определяется по p_z, s_0		
части турбины без учета	в точке Z_t (рис. 1) с		
потерь энергии в клапанах и	ИСПОЛЬЗОВАНИСМ П,8-	кДж/кг	3006,5
выхлопном патрубке, h_{zt}	диаграммы или программы САТТ?		
Потеря энергии пара в	программы САТТ2		
клапанах турбины, ΔH_{κ}	h' - h	кДж/кг	11,1
Располагаемый теплоперепад	n_{zt} n_{zt}		
в проточной части, H_0		кДж/кг	325,1

Окончание табл. 2

Наименование величины,	Сполобопроволица	Размер-	Результаты
обозначение	Спосоо определения	ность	расчетов
Располагаемый			
теплоперепад в проточной	-2 (H (225.55
части турбины по	$H_0' + \frac{C_0^2}{2000}$	кДж/кг	327,55
заторможенным параметрам,	/ 2000		
	Определяется (рис.3)	_	0.80
относительный			0,00
эффективный КПД Турбины,	Определяется (рис.4)	-	0,99
70e Механический КПЛ	,		
турбины п	$\eta_{_{oe}}/$	-	0,808
Относительный внутренний			
КПЛ турбины <i>п</i>	определяется (рис.5)	-	0,97
КПЛ электрогенератора <i>п</i>			
Относительный	${\pmb \eta}_{oe} \cdot {\pmb \eta}_{\scriptscriptstyle {\scriptscriptstyle {\mathcal S}^2}}$		0.784
электрический КПЛ		-	0,784
турбины, η_{a}			
Внутренний	${H}_{_0}\cdot\eta_{_{oi}}$	кДж/кг	278,4
(использованный)	/		
теплоперепад, <i>H</i> _i	$H_i H_o^*$	-	0,856
Относительный внутренний	/ 0		
КПД проточной части			
турбины, η			
Энтальпия пара в конце	$h_0 - H_i$	кЛж/кг	3053.2
действительного процесса		қдлі кі	5055,2
расширения в проточной	Определяется по		
части туроины, n_z	p_z, h_z в точке Z		
у дельный объем пара в	(рис.1) с		
процесса расширения в	использованием n,s-	3 /	
процесса расширения в	диаграммы или программы САТТ?	м ³ /кг	0,5687
V _z	$N_{\rm a} \cdot 1000$		52.0
<i>4</i> ,	$\frac{\overline{\eta_{o3}}\cdot H_0}{\overline{\eta_{o3}}\cdot H_0}$	KI/C	52,0
Секундныи расход пара, G_0			



Рис.3. Зависимость относительного эффективного КПД турбины от ее мощности



Рис.4. Зависимость механического КПД турбины от ее мощности



Рис.5. Зависимость КПД электрогенератора от его мощности

2. ДЕТАЛЬНЫЙ ТЕПЛОВОЙ РАСЧЕТ ПРОТОЧНОЙ ЧАСТИ МНОГОСТУПЕНЧАТОЙ ПАРОВОЙ ТУРБИНЫ

2.1. Расчет двухвенечной регулирующей ступени

Детальный расчет турбины производится, как правило, на режиме номинальной мощности. Он строится на базе данных, полученных на этапе предварительного расчета турбины. Детальный расчет турбины осуществляется по ее венцам с определением потерь энергии пара, геометрических размеров, параметров треугольников скоростей И относительных КПД ступеней.

Регулирующие ступени выполняют как одновенечными, так и двухвенечными. Одновенечные активные регулирующие ступени применяют при срабатывании теплового перепада 80÷120 кДж/кг. Двухвенечные ступени скорости применяют для срабатывания сравнительно более высоких теплоперепадов 100÷300 кДж/кг.

Тип регулирующей ступени выбирается с учетом следующих особенностей влияния данной ступени на конструкцию и экономичность многоступенчатой турбины:

1. Использование двухвенечной ступени скорости в качестве регулирующей ступени, в которой срабатывается большой теплоперепад, приводит к сокращению числа нерегулируемых ступеней в турбине, а значит к уменьшению ее осевого размера, металлоемкости, стоимости изготовления.

2. КПД двухвенечной ступени скорости на режимах, близких к расчетному (номинальному), меньше одновенечной ступени, поэтому КПД турбины в целом тоже будет меньше. Однако на частичных нагрузках при малых отношениях скоростей $x_{\phi} \angle 0,32$ КПД двухвенечной ступени может быть больше одновенечной.

3. Срабатывание большого теплоперепада в двухвенечной ступени обусловливает снижение утечек пара через переднее концевое уплотнение,

концевых потерь энергии в первых нерегулируемых ступенях, так как при этом уменьшается давление пара в камере регулирующей ступени и, следовательно, перед концевым уплотнением, увеличивается удельный объем пара на входе в первую нерегулируемую ступень и вследствие этого увеличиваются высоты лопаток данной ступени. Этот эффект особенно заметен для турбин малой мощности.

4. Большой теплоперепад в ступени приводит к значительному снижению температуры пара за ступенью, что позволяет использовать относительно дешевые низколегированные стали для изготовления ротора и корпуса турбины.

Учитывая вышеизложенное, в качестве регулирующей ступени выбирается двухвенечная ступень скорости, а в качестве двух нерегулируемых ступеней – одновенечные ступени давления.

В процессе расчета регулирующей ступени необходимо принять значения располагаемых теплоперепадов одновенечных ступеней давления, которые лежат в пределах $h_{0T} = 50 \div 60 \kappa \beta m/\kappa^2$. По данным [1] при грубо отлитых сопловых лопатках принимается коэффициент скорости $\varphi = 0.92 \div 0.94$, при хорошо отлитых и обработанных - $\varphi = 0.94 \div 0.96$, при тщательно фрезерованных и отшлифованных - $\varphi = 0.96 \div 0.98$. Угол выхода потока пара из соплового аппарата регулирующей ступени выбирается в пределах $\alpha_1 = 12 \div 20^\circ$, из сопловых аппаратов нерегулируемых ступеней - $\alpha_1 = 11 \div 18^{\circ}$. Степень реактивности двухвенечной ступени скорости на среднем диаметре принимается $\rho = 0.08 \div 0.15$, при этом $\rho = \rho_{1p} + \rho_{\mu} + \rho_{2p}$, где ρ_{1p} - степень реактивности в первом рабочем венце, ρ_{μ} - степень реактивности в направляющей (поворотной) решетке, ρ_{2p} - степень реактивности во втором рабочем венце. Степень реактивности нерегулируемых одновенечных ступеней для турбин с противодавлением принимаются на среднем диаметре $\rho = 0.05 \div 0.15$. Она несколько увеличивается от ступени к ступени или принимается постоянной.

После определения средних диаметров регулирующей и первой нерегулируемой ступеней необходимо произвести их сравнение, если средний диаметр регулирующей ступени $d_p > d_1$ - среднего диаметра нерегулируемой ступени, то расчет продолжается, если меньше, то нужно уменьшить располагаемый теплоперепад первой нерегулируемой ступени и повторить расчет. Указанные соотношения диаметров позволяют при небольших массовых расходах пара и относительно высоких его давлениях (малых удельных объёмах) получить приемлемые длины лопаток последующих нерегулирумых ступеней.

При определении скорости звука на выходе из каналов соплового аппарата, выходной площади межлопаточных каналов указанного аппарата необходимо принять:

- коэффициент расхода в сопловом аппарате $\mu_1 = 0.96 \div 0.98$;

- коэффициент расхода в рабочей решетке $\mu_2 = 0.90 \div 0.97$;
- коэффициент расхода в направляющей решетке $\mu'_1 = 0.92 \div 0.97$;
- показатель изоэнтропы перегретого пара k = 1,3.

Для уменьшения утечек пара из проточной части турбины в местах выхода вала из корпуса устанавливают концевые уплотнения лабиринтового типа со ступенчатым или гладким валом (рис.6). В турбинах чаще устанавливают лабиринтовые уплотнения с гладким валом, так как они имеют более высокие показатели надежности.



Рис.6. Схема лабиринтового уплотнения со ступенчатым (а) и гладким (б) валами

При определении утечек пара через переднее и заднее концевые уплотнения турбины предполагается задаться некоторыми величинами:

- коэффициент расхода в концевом уплотнении $\mu_y = 0.65 \div 0.85$;

- радиальный зазор в уплотнении $\delta_y = 0,2 \div 0,5$ мм;
- диаметр вала на участке уплотнения $d_{y} = (0,3 \div 0,5) \cdot d$;

- отношение $\frac{\delta_y}{s} = 0.05$ (*s* - расстояние между гребнями);

- число гребней уплотнения $z = 10 \div 80$.



Рис.7. Поправочный коэффициент *К*_у для расчета лабиринтового уплотнения на гладком валу

Кроме вышеперечисленных величин в процессе расчета двухвенечной ступени скорости и одновенечных ступеней принимаются значения следующих величин:

- хорда профиля сопловой лопатки активной ступени $e_1 = 40 \div 80 \text{ мм}$,
- реактивной ступени $e_1 = 20 \div 60 \text{ мм};$
- хорда профиля рабочей лопатки $B_2 = 20 \div 60 \text{ мм}$;
- относительный шаг сопловой решетки $\bar{t}_1 = 0.5 \div 0.9$;

- относительный шаг рабочей решетки $\bar{t}_2 = 0,4 \div 0,75$;

- перекрыша $\Delta l = l_2 - l_1 = 3 \div 6$ мм;

допустимое изгибающее напряжение в рабочих лопатках ступеней с парциальным подводом пара (регулирующая ступень) [σ]=15÷20 *МПа*,
 в рабочих лопатках нерегулируемых ступеней [σ]=30÷80 *МПа*;

- относительное расстояние между диском и диафрагмой $\delta_s = \frac{s}{r} = 0.05$,

- расстояние между диском и диафрагмой s,

- средний радиус ступени г.

Профили сопловых и рабочих лопаток выбираются из табл. 6. В турбиностроении используются аэродинамически отработанные профили в МЭИ, ЦКТИ им. И.И. Ползунова, ЦНИИ им. А.Н. Крылова, ЛМЗ. Все профили делятся на три группы:

- профили лопаток сопловых и рабочих решеток, предназначенные для докритических режимов обтекания, число M < 1, обозначаются буквой A;

- профили лопаток сопловых и рабочих решеток, предназначенные для околокритических режимов обтекания, число $M < 1,25 \div 1,3$, обозначаются буквой *Б*;

- профили лопаток рабочих решеток активных ступеней, работающих при сверхзвуковых скоростях на входе в решетку, число $M = 1,3 \div 1,6$, обозначаются буквой *B*.

В табл. 6 профили лопаток имеют следующее обозначение: первая буква *С* - профиль для сопловых и рабочих реактивных лопаток, *P* - профиль для рабочих активных лопаток; первые две цифры – значение расчетного угла входа потока, последние – значение угла выхода потока из решетки; последняя буква (А, Б, В) обозначает скоростной режим, на который рассчитан профиль.

Профиль лопатки в табл. 6 выбирается в зависимости от чисел Маха M_{1t}, M_{2t} , углов входа потока пара в решетку α_0, β_1 и углов выхода α_{12}, β_{22}

Алгоритм и результаты детального теплового расчета регулирующей двухвенечной ступени скорости паровой турбины показаны в табл.3.

0	Pasmen-	Daaren
Спосоо определения		гезультаты
	ность	расчетов
Принимается	кДж/кг	53
Принимается	кДж/кг	53
$H'_0 - h_{0T1} - h_{0T2}$ $H^*_0 - h_{0T1} - h_{0T2} =$	кДж/кг	219,1
$= h_{0Tp} + \frac{C_0^2}{2000}$	кДж/кг	221,55
Принимается	-	0,95
Принимается	град.	14
Принимается	-	0,1
Принимается	-	2
$\frac{\varphi \cdot z \cdot z \cdot z_{13}}{2 \cdot z \cdot \sqrt{1 - \rho}}$	-	0,243
$x_{\phi onp}$ уменьшается за счет потерь от трения	1	
диска и парциального подвода пара, поэтому принимается	-	0,24
$\sqrt{2000\cdot h^*_{_{0Tp}}}$	м/с	665,66
	Способ определения Принимается $H'_0 - h_{0T1} - h_{0T2}$ $H'_0 - h_{0T1} - h_{0T2} =$ $= h_{0Tp} + \frac{C_0^2}{2000}$ Принимается Принимается Принимается Принимается $\frac{\varphi \cdot \cos \alpha_{15}}{2 \cdot z \cdot \sqrt{1 - \rho}}$ $x_{\phi onp}$ уменьшается за счет потерь от трения диска и парциального подвода пара, поэтому принимается $\sqrt{2000 \cdot h_{0Tp}^*}$	Способ определения Кажлер ность Принимается КДж/КГ Принимается КДж/КГ $H'_0 - h_{0T1} - h_{0T2}$ КДж/КГ $H'_0 - h_{0T1} - h_{0T2} =$ КДж/КГ $= h_{0Tp} + \frac{C_0^2}{2000}$ КДж/КГ Принимается - Принимается - Принимается - Принимается - Принимается - Принимается - Принимается - $M_{0} - cos \alpha_{1_{0}}$ - $2 \cdot z \cdot \sqrt{1 - \rho}$ - $x_{\phi onp}$ уменьшается за - счет потерь от трения - $\sqrt{2000 \cdot h_{0Tp}^*}$ м/с

Таблица 3. Алгоритм и результаты детального теплового расчета регулирующей ступени

Наименование величины, обозначение	Способ определения	Размер-	Результаты расчетов
Окружная скорость на	$C_{\phi} \cdot x_{\phi onp}$	м/с	159.76
среднем диаметре регулирующей ступени, U _p Средний диаметр регулирующей ступени. d	$U_{p} \cdot 60 / (\pi \cdot n)$	М	1,02
Коэффициент скорости в сопловом аппарате первой	Принимается	-	0,96
нерегулируемой ступени, φ Угол выхода потока пара из каналов соплового аппарата первой нерегулируемой	Принимается	град.	13
ступени, $\alpha_{1,3}$ Степень реактивности	Принимается	-	0,05
Оптимальное отношение скоростей в первой нерегулируемой ступени,	$\frac{\varphi \cdot \cos \alpha_{1_{2}}}{2 \cdot \sqrt{1 - \rho}}$ $x_{\phi onml}$ уменьшается за	-	0,48
$x_{\phi onml}$	счет потерь от трения диска, поэтому принимается	-	0,47
Фиктивная скорость в первой нерегулируемой ступени, C_{ϕ_1}	$\sqrt{2000\cdot h_{_{0T1}}}$	м/с	325,58
Окружная скорость на среднем диаметре первой нерегулируемой ступени, U ₁	$C_{\phi 1} \cdot x_{\phi onml}$	м/с	153,02
Средний диаметр первой нерегулируемой ступени, <i>d</i> ₁	$(\pi \cdot n)$	М	0,974
Сравнение средних d_1 диаметров ступеней d_p и d_1	Расчет продолжается при $d_p > d_1$ в		
	противном случае уменьшают h_{0T1} и расчет повторяют с определения h_{0Tp}	М	d _p >d ₁
степень реактивности в первой рабочей решетке регулирующей ступени, ρ_{1p}	Принимается	-	0,02

Наименование величины, обозначение	Способ определения	Размер- ность	Результаты расчетов
Степень реактивности в направляющей решетке регулирующей ступени, ρ_{μ}	Принимается	-	0,03
Степень реактивности во второй рабочей решетке регулирующей ступени, ρ_{2n}	Принимается	-	0,05
Полный располагаемый теплоперепад в сопловом аппарате, $h_{0.}^*$	$ig(1\!-\! hoig)\!\cdot h^*_{\scriptscriptstyle 0Tp}$	кДж/кг	199,4
Располагаемый теплоперепад в первой рабочей решетке, <i>h</i> ['] _{0n1}	$ ho_{1p}\cdot h^*_{_{0Tp}}$	кДж/кг	4,43
Располагаемый теплоперепад в направляющей решетке, h'_{0_H}	$ ho_{_{\scriptscriptstyle H}}\cdot h_{_{0Tp}}^{*}$	кДж/кг	6,65
Располагаемый теплоперепад во второй рабочей решетке, h'_{0p2}	${ ho_2}_p\cdot h^*_{_{0Tp}}$	кДж/кг	11,08
Энтальпия пара на входе в сопловый аппарат по параметрам торможения, h_0^*	$h_0 + \frac{C_0^2}{2000}$	кДж/кг	3334,05
Давление пара на входе в сопловый аппарат по	$p'_{0} + \frac{C_{0}^{2}}{2 \cdot v'_{0} \cdot 10^{6}}$ ИЛИ		
параметрам торможения, p_0^* Температура пара на входе в	определяется в точке 0^* (рис.8) по h_0^*, s_0' с	МΠа	1,443
сопловый аппарат по параметрам торможения, t_0^*	использованием h,s диаграммы или программы САТТ2	°C	435,8
Энтальпия пара за сопловым аппаратом, <i>h</i> _{1t}	$h_0^* - h_{0c}^*$	кДж/кг	3134,65
Давление пара за сопловым аппаратом, p_1	Определяются в точке 1 _t (рис.8) по <i>h</i> ₁ <i>s</i> ₂ с	МΠа	0,7415
сопловым аппаратом, v_{1t}	использованием h,s	м ³ /кг	0,3741
Температура пара, ^{<i>t</i>_{1<i>t</i>} Энтальпия пара за первой}	программы САТТ2	°C	336,6
рабочей решеткой на изоэнтропе $0^* - 2'_{tu}$, h_{2tu}	$h_{1t}-h_{0p1}^{\prime}$	кДж/кг	3130,22

Продолжение табл.3

Наименование величины,	С <u>доооб</u> о да одология	Размер-	Результаты
обозначение	Спосоо определения	ность	расчетов
Давление пара за первой	Определяется в точке		
рабочей решеткой, p_2	2_{tu} (рис.8) по h_{2tu}, s'_0 с		
	использованием h,s	МΠо	0.720
	диаграммы или	Ivii la	0,750
Энтальпия пара за	программы САТТ2		
направляющей решеткой на	$h_{-} - h'_{-}$	кДж/кг	3123,57
изоэнтропе $0^* - 2'_{tu}$, h'_{1tu}	V2tu V0н		
Давление пара за	Определяется в точке		
направляющей решеткой, p'_1	1' _{tи} (рис.8) по <i>h</i> ' _{tu} , <i>s</i> ' ₀ с	MIT.	0.712
	использованием h,s	MITIA	0,712
	диаграммы или		
	программы САТТ2		
энтальния пара за второи рабочей решеткой на	1/ 1/	кДж/кг	3112,49
изоэнтропе $0^* - 2'$, h'_2	$n_{1tu} - n_{0p2}$		
Давление пара за второй			
рабочей решеткой, р'	$2'_{tr}$ (рис 8) по h'_{tr} s' с	МΠа	0.684
	использованием h.s	1 v111a	0,004
	диаграммы или		
Отношение, $\frac{\delta_y}{s}$	программы САТТ2	-	0,05
Поправочный коэффициент	Принимается		
для уплотнения с гладким	Определяется по $\frac{\delta_y}{s}$	-	1,78
валом, K_y	на рис.7		
Коэффициент расхода, μ_y	Принимается	_	0.7
Радиальный зазор, δ_y	Принимается	MM	0,3
Диаметр вала на участке	$0,3 \cdot d_p$		
уплотнения, <i>d</i> _y	r	Μ	0,293
Кольцевая площадь			
радиального зазора в	$\pi \cdot d_y \cdot \delta_y$	\mathbf{M}^2	0.00028
уплотнении, F_y		171	0,00020
Удельный объем пара перед	$v_{1y} = v_{1t}$	м ³ /кг	0,374
передним концевым			
	n - n		0 5 4 9
давление пара перед	$P_{1y} - P_1$	MHa	0,742
уплотнением, р ₁			
• • • • • • •			

Наименование величины, обозначение	Способ определения	Размер- ность	Результаты расчетов
Давление пара за передним концевым уплотнением, <i>p</i> _{2y}	Принимается равным атмосферному давлению $p_{2y} = p_a$	МПа	0,1
Отношение давления пара за и перед уплотнением, <i>є</i> Число гребней переднего	p_{2y}/p_{1y}	-	0,135
уплотнения, <i>z</i> ₁ Утечки пара через переднее	принимается $p_{1y} \cdot (1 - \varepsilon^2)$,	0.0.5
концевое уплотнение, G_{1y}	$\mu_{y} \cdot K_{y} \cdot F_{y} \cdot \sqrt{\frac{-iy}{v_{1y}} \cdot z}$	кг/с	0,0679
U тношение, $\frac{y}{s}$	Принимается δ_{y}	-	0,05
для уплотнения с гладким валом, <i>К</i> _y	на рис.7	-	1,76
Число гребней заднего уплотнения, <i>z</i> ₂	Принимается	-	32
Давление пара перед задним концевым уплотнением, <i>p</i> _{1y}	$p_{1y} = p_z$	МПа	0,455
Давление пара за задним концевым уплотнением, <i>p</i> _{2y}	Принимается равным атмосферному		
0	давлению $p_{2y} = p_a$	МΠа	0,1
Отношение давления пара за и перед уплотнением, <i>Є</i> Удельный объем пара перед	p_{2y}/p_{1y}	-	0,220
задним концевым уплотнением, <i>v</i> ₁ ,	$v_{1y} = v_z$	м ³ /кг	0,57
Утечки пара через заднее концевое уплотнение, G_{2y}	$\mu_{y} \cdot K_{y} \cdot F_{y} \cdot \sqrt{\frac{p_{1y} \cdot (1 - \varepsilon^{2})}{v_{1y} \cdot z}}$	кг/с	0,524
Количество пара, проходящего через сопловый аппарат с учетом его утечки через переднее концевое уплотнение. <i>G</i>	$G_{0} + G_{1y}$	кг/с	52,07
Длина переднего концевого уплотнения, <i>L</i> _{1y}	$s \cdot z_1 = \left(\frac{\delta_y}{0.05} \right) \cdot z_1$	М	0,3
Длина заднего концевого уплотнения, L _{2y}	$s \cdot z_2 = \left(\frac{\delta_y}{0.05}\right) \cdot z_2$	М	0,192

Продолжение табл.3

Наименование величины,	Способ определения	Размер-	Результаты
обозначение	Спосоо определения	ность	расчетов
Теоретическая абсолютная скорость пара на выходе из соплового аппарата, <i>C</i> ₁ ,	$\sqrt{2000\cdot h_{0c}^{st}}$	м/с	631,5
Скорость звука в выходных сечениях каналов соплового	$\sqrt{k \cdot p_1 \cdot v_{1t} \cdot 10^6}$	м/с	600,5
аппарата, <i>a</i> _{1t} Число Маха в выходных сечениях каналов соплового	C_{1t} / a_{1t}	-	1,052
аппарата, <i>M</i> ₁ , Постоянная величина, характеризующая свойства	$\sqrt{k \cdot \left(\frac{2}{k+1}\right)^{\frac{k+1}{k-1}}}^{-}$	-	0,667
Коэффициент расхода в сопловом аппарате, μ_1	Принимается Определяется в	-	0,975
Удельный объем пара на входе в сопловый аппарат по	точке 0* (рис.8) по h_0^*, s_0' с		
параметрам торможения, v_0	диаграммы или программы САТТ2	м ³ /кг	0,223
Выходная площадь межлопаточных каналов соплового аппарата, <i>F</i> ₁	$\frac{G_0'}{\alpha \cdot \mu_1 \cdot \sqrt{\frac{p_0^* \cdot 10^6}{v_0^*}}}$	M ²	0,0315
Произведение степени парциальности на высоту сопловой лопатки, <i>e</i> · <i>l</i> ₁	$\frac{F_1}{\pi \cdot d_p \cdot \sin \alpha_{12}}$	м (см)	0,041 (4,10)
Оптимальная степень парциальности, <i>e</i> _{onm}	$0,33 \cdot \sqrt{e \cdot l_1}$	-	0 668
Длина сопловой лопатки, <i>l</i> ₁	$e \cdot l_1 / e_{onm}$	м (см)	0,000
Профиль лопатки соплового аппарата	Выбирается из табл.6 по $M_{1t}, \alpha_0, \alpha_{13};$ определяются:	-	0,061 (6,1) С-90-15Б
	табличные хорда $ $	M M	$e_{1m} = 5.2 \cdot 10^{-2}$ $P_{m} = 4.0 \cdot 10^{-2}$
	радиус закругления	Μ	$\begin{aligned} B_{1m} &= 4,0.10\\ r_{1m} &= 0,03 \cdot 10^{-2} \end{aligned}$
	выходной кромки профиля r _{1m} , угол	град.	$\alpha_y = 36^{\circ}$

		Doorton	Door interaction
паименование величины,	Способ определения	Размер-	Результаты
ооозначение	установки профиля α_y , относительный шаг решетки \bar{t}_1	-	$\bar{t}_1 = 0,78$
Хорда профиля сопловой лопатки, <i>в</i> _{1n}	Принимается $\pi \cdot d \cdot e$	Μ	0,05
Число сопловых лопаток, z_c	$\frac{\frac{1}{\beta_1} \cdot \frac{1}{\beta_1}}{\frac{1}{\beta_1} \cdot \frac{1}{\beta_1}}$	-	54 88 (55)
Уточненная хорда профиля	$\pi \cdot d \cdot e$		54,00 (55)
сопловой лопатки, e_1	$\frac{p}{z_c \cdot \overline{t_1}}$	М	0,05
Ширина сопловой решетки, <i>В</i> ₁	$\frac{\mathbf{G}_1}{\mathbf{G}_{1m}} \cdot \mathbf{B}_{1m}$	М	0,038
Толщина выходной кромки профиля сопловой лопатки, $\delta_{1\kappa p}$	$\frac{\mathbf{G}_1}{\mathbf{G}_{1m}} \cdot 2 \cdot \mathbf{r}_{1m}$	ММ	0,6
Относительная толщина выходной кромки профиля сопловой лопатки, $\overline{\delta}_{_{1 kp}}$	$\frac{\delta_{_{1\kappa p}}}{s_{_{1}}\cdot \bar{t}_{_{1}}\cdot \sin \alpha_{_{19}}}$	-	0,065
Относительная длина сопловой лопатки, \bar{l}_1 Относительная хорда	$\begin{array}{c} l_1 \\ g_1 \\ g_1 \\ g_1 \\ g_1 \\ g_2 \\ g_2 \\ g_2 \\ g_2 \\ g_2 \\ g_1 \\ g_2 \\$	-	1,22
	$/l_1$ $/l_1$	-	0,82
расхода в сопловом аппарате,	$0,9843 - 0,0057 \cdot \overline{e}_1$	-	0,98
Уточненная выходная площадь межлопаточных каналов соплового аппарата, <i>F</i> ₁₀	$\frac{G_0'}{\alpha\cdot\mu_{10}\cdot\sqrt{p_0^*\cdot 10^6/\atop v_0^*}}$	M ²	0,0314
Уточненная длина сопловой попатки <i>l</i> .	$\frac{F_{10}}{\pi \cdot d \cdot c \cdot \sin \alpha}$	М	0.061
Критическое отношение	$\frac{\pi}{p} \frac{\alpha}{p} \frac{k}{(k-1)}$	141	0,001
давлений, $\varepsilon_{\kappa p}$	$\frac{p_{\kappa p}}{p_0^*} = \left(\frac{2}{(k+1)}\right)$	-	0,546
Отношение давлений в сопловом аппарате, ε	p_1 / p_0^*	-	0,514
Сравнение є и є _{кр}	$\varepsilon \ge \varepsilon_{\kappa p}$ - отклонения потока пара нет, $\alpha_1 = \alpha_{1_2};$	-	нет

Наименование величины,		Размер-	Результаты
обозначение	Способ определения	ность	расчетов
Критическое давление пара в	$\varepsilon < \varepsilon_{\kappa\rho}$ - имеет место отклонение потока пара, $\alpha_1 > \alpha_{1\rho}$	-	да
минимальном сечении канала соплового аппарата, $p_{1\kappa p}$	$arepsilon_{_{\kappa\!p}}\cdot p_0^*$	МПа	0,788
Энтальпия пара в минимальном сечении канала соплового аппарата, <i>h</i> _{1кр} Удельный объем пара в	Определяются в точке 1_{tkp} (рис.8) по p_{1kp}, s'_0 с	кДж/кг	3151,7
минимальном сечении канала соплового аппарата, <i>v</i> _{1<i>кр</i>} Критическая скорость потока	использованием h,s диаграммы или программы САТТ2	м ³ /кг	0,357
пара в минимальном сечении канала соплового аппарата, $C_{1_{kp}}$	$\sqrt{k \cdot p_{_{1\kappa\!p}} \cdot 10^6 \cdot v_{_{1\kappa\!p}}}$	м/с	604,66
Угол выхода потока пара из каналов соплового аппарата при сверхзвуковом течении, <i>α</i> ₁	$\operatorname{arcsin} \alpha_{1} = \operatorname{arcsin}(\alpha_{1,2} + \delta_{1})$ $= \operatorname{arcsin}((C_{1,p} / C_{1,t}) \times (v_{1,t} / v_{1,p}) \cdot \sin \alpha_{1,2})$	град.	14°05'
Угол отклонения потока пара в косом срезе соплового аппарата, δ_1	$\alpha_1 - \alpha_{1_2}$	град.	0°05'
коэффициент динамической вязкости пара, μ_{1n}	Определяется по графику (рис.9), давление и температура пара опрелеляются в точке	кг/(м·с)	22·10 ⁻⁶
Число Рейнольдса, <i>R</i> _{e1}	$\frac{1_{t} (\text{рис.8})}{C_{1t} \cdot e_{1}} \left(\mu_{1n} \cdot v_{1t} \right)$ $R_{e1} > R_{exp} = (3 \div 5) \cdot 10^{5}$	-	3,84·10 ⁶
	Поправка на влияние числа <i>R_e</i> не вносится (режимы работы решетки в области автомодельности), КПД не меняется		

Наименование величины,	Способ определения	Размер-	Результаты
обозначение	Спосоо определения	ность	расчетов
Отношение среднего диаметра к высоте лопатки, λ_1	d_p/l_{10} Для $\alpha_{19} = 9^0 \div 11^0$:	-	16,72
Уточненный коэффициент скорости в сопловом аппарате, φ_0	$ \begin{aligned} \varphi_0 &= 0.973 - 0.0111 \cdot \overline{e}_1; \\ \lambda_1 &< 10 \\ \varphi_0 &= 0.97 - 0.01542 \cdot \overline{e}_1; \end{aligned} $	-	-
	для $\alpha_{1_2} = 12^0 \div 20^0$: $\lambda_1 > 10$	-	-
	$\varphi_0 = 0.98 - 8.74 \cdot 10^{-3} \cdot \bar{e}_1;$ $\lambda_1 < 10$	-	0,973
	$\varphi_0 = 0.9773 - 1.196 \cdot 10^{-2} \cdot \overline{e}_1$	-	-
Абсолютная скорость пара на выходе из соплового	$C_{1t}\cdot arphi_0$	м/с	614,344
аппарата, C_1 Относительная скорость пара на входе в рабочую решетку,	$C_1 \cdot \sqrt{1 + \left(\frac{U_p}{C_1}\right)^2 - 2 \cdot \frac{U_p}{C_1} \cdot \cos \alpha_{1_2}}$	м/с	460,953
Тангенс угла входа пара в рабочую решетку, $tg\beta_1$	$\frac{\sin \alpha_{1,2}}{\cos \alpha_{1,2}} - \frac{U_p}{C_1}$	-	0,341
Угол входа пара в рабочую решетку, β_1	$arctg \beta_1$	град.	18,81
Коэффициент потерь энергии в сопловом аппарате, ζ_1	$1-\varphi_0^2$	-	0,053
Потери энергии в сопловом аппарате, Δh_c	$h^*_{_{0c}}\cdot{\zeta}_1$	кДж/кг	10,622
Энтальпия пара за сопловым аппаратом, <i>h</i> ₁	$h_{1t} + \Delta h_c$	кДж/кг	3145,272
Удельный объем пара за сопловым аппаратом, <i>v</i> ₁ Температура пара за	Определяются в точке 1 (рис.8) по <i>P</i> ₁ , <i>h</i> ₁ с	м ³ /кг	0,3773
Энтропия пара за сопловым аппаратом, i_1 Эппаратом, s_1	использованием h, s диаграммы или программы CATT2	<u>кДж</u> кг∙К	7,417
Энтальпия пара за первой рабочей решеткой, <i>h</i> _{2t}	Определяются в точке 2 _t (рис.8) по	кДж/кг	3140,9

Наименование величины,	C	Размер-	Результаты
обозначение	Спосоо определения	ность	расчетов
Удельный объем пара за первой рабочей решеткой, <i>v</i> _{2t}	s_1, p_2 с использованием h, s	м ³ /кг	0,38193
Температура пара за первой рабочей решеткой, <i>t</i> _{2t}	диаграммы или программы САТТ2	°C	339,4
Располагаемый теплоперепад в первой рабочей решетке, <i>h</i> _{n-1}	$h_1 - h_{2t}$	кДж/кг	4,372
Теоретическая относительная скорость пара на выходе из первой рабочей решетки, <i>W</i> _{2t}	$\sqrt{2000 \cdot h_{0p1} + W_1^2}$	м/с	470,34
Число Маха в выходных сечениях каналов первой рабочей решетки, <i>M</i> _{2t}	$\frac{W_{2t}}{\sqrt{k \cdot P_2 \cdot v_{2t} \cdot 10^6}}$	-	0,781
Коэффициент расхода в первой рабочей решетке, μ_2	Принимается	-	0,945
Выходная площадь межлопаточных каналов первой рабочей решетки, <i>F</i> ₂	$G_0 \cdot v_{2t} / (\mu_2 \cdot W_{2t})$	M ²	0,0447
Перекрыша для лопаток первой рабочей решетки, Δl _p	Принимается	ММ	4,0
Длина лопатки первой рабочей решетки, l_2	$l_{10} + \Delta l_p$	м (мм)	0,065 (65,0)
Синус угла выхода потока пара из первой рабочей решетки, $\sin \beta_2$	$\int_{-\infty}^{F_2} \left(\pi \cdot d_p \cdot e \cdot l_2 \right)$	-	0,3211
Угол выхода потока пара из первой рабочей решетки, β_2	arcsin β_2	град.	18,73
Хорда профиля лопатки первой рабочей решетки, <i>в</i> _{2n}	дальнейшем проверяется по числу	М	0,0513
Профиль лопатки рабочей решетки	Рейнольдса R_{e2} и величине изгибающего напряжения σ Выбирается из табл.6 по M_{2t}, β_1, β_2 ; определяются: табличные хорда e_{2m} , ширина решетки B_{2m} ,	- M M M	P-26-17A

Продолжение табл.3

TT		D	D
Наименование величины,	Способ определения	Размер-	Результаты
обозначение	1 / ,	ность	расчетов
	радиус закругления выходной кромки профиля r_{2m} , момент сопротивления профиля $W_{_{MH,m}}$, угол установки профиля β_y , относительный	м ³ град. -	$W_{MUHIM} = 0,225$ ×10 ⁻⁶ $\beta_y = 75^0$ $\bar{t}_2 = 0,6$
	шаг решетки t_2		
Число рабочих лопаток первого вениа. <i>г</i>	$\pi \cdot d_p / (s_{2n} \cdot \overline{t}_2)$	-	104,1 (105)
Уточненная хорда профиля лопатки первой рабочей	$\pi \cdot d_p / (105 \cdot \bar{t}_2)$	М	0,051
решетки, <i>в</i> ₂ Ширина рабочей решетки первого венца, <i>B</i> ₂	$\frac{\boldsymbol{B}_2}{\boldsymbol{B}_{2m}} \cdot \boldsymbol{B}_{2m}$	М	0,0499
Толщина выходной кромки профиля рабочей лопатки первого венца, $\delta_{2\kappa\rho}$	$\frac{\boldsymbol{\beta}_2}{\boldsymbol{\beta}_{2m}} \cdot 2 \cdot \boldsymbol{r}_{2m}$	м (мм)	8.10-4 (0,8)
Относительная толщина выходной кромки профиля рабочей лопатки первого	$\delta_{2\kappa p} \Big/ \Big(e_2 \cdot ar t_2 \cdot \sin eta_2 \Big)$	-	0,0814
венца, $\overline{\delta}_{2\kappa\rho}$ Относительная длина рабочей лопатки первого венца, \overline{l}_{2}	l_2/s_2	-	1,275
Относительная хорда рабочей лопатки первого венца, \bar{B}_2 Угол поворота потока в	$\frac{B_2}{l_2} = \frac{1}{l_2}$	-	0,785
рабочей решетке первого венца , Δ <i>β</i>	$180 - \beta_1 - \beta_2$	град.	142,46
Уточненный коэффициент расхода в рабочей решетке первого венца, μ_{20}	Для $\Delta \beta \le 105$: 0,9725-0,0145 $\cdot \bar{e}_2$; для $\Delta \beta = 130^\circ \div 106^\circ$:	-	-
	$(0.9637 + 0.352 \cdot 10^{-3} \cdot (130 - \Delta\beta) - 0.0154 \cdot \overline{e}_2;$	-	-

Наименование величины,	Способ определения	Размер-	Результаты
обозначение		ность	расчетов
	для $\Delta\beta = 145^{\circ} \div 131^{\circ}$: 0,9557 + 0,533 · 10 ⁻³ · (145 –	-	0,944
Уточненная выходная площадь межлопаточных каналов рабочей решетки	$-\Delta\beta) - 0.0164 \cdot \overline{e}_{2}$ $G_{0} \cdot v_{2t} / (\mu_{20} \cdot W_{2t})$	M ²	0,0447
первого венца, F_{20} Уточненный синус угла выхода потока пара из рабочей решетки первого венца, sin β_{20}	$\overset{F_{20}}{\swarrow} (\pi \cdot d_p \cdot e \cdot l_2)$	-	0,3211
Уточненный угол выхода потока пара из рабочей решетки первого венца, β_{20}	$\arcsin \beta_{20}$	град.	18,73
Коэффициент динамической вязкости пара на выходе из каналов первой рабочей	Определяется по графику (рис.9), давление и	кг/(м∙с)	22,2·10 ⁻⁶
решетки, μ_{2n} Число Рейнольдса, R_{e2}	температура пара определяются в точке 2_t (рис.8) $W_{2t} \cdot e_2 / (\mu_{2n} \cdot v_{2t})$ $R_{e2} > R_{exp} = (3 \div 5) \cdot 10^5$	-	2,9·10 ⁶
	Поправка на влияние числа <i>R_e</i> не вносится (режимы работы решетки в области автомодельности),		
Отношение среднего диаметра к высоте лопатки первой рабочей решетки, λ_2	КПД не меняется $\frac{d_p}{l_2}$	-	15,692
Коэффициент скорости в первой рабочей решетке, ψ	Определяется по формулам (табл. 7)	-	0,94
Относительная скорость пара на выходе из первой рабочей решетки, <i>W</i> ₂	$\psi \cdot W_{2t}$	м/с	442,013

Наименование величины, обозначение	Способ определения	Размер - ность	Результаты расчетов
Коэффициент потерь энергии	$1-\psi^2$	-	0,116
в первой рабочей решетке, ζ_2 Потери энергии в первой рабочей решетке, Δh_p	$\zeta_2 \cdot W_{2t}^2 / 2000$	кДж/кг	12,831
Абсолютная скорость потока пара на входе в направляющую решетку, <i>C</i> ₂	$U_{p} \cdot (1 + (W_{2}/U_{p})^{2} - 2 \cdot (W_{2}/U_{p}) \cdot \cos \beta_{20})^{0.5}$	м/с	295,205
Тангенс угла направления абсолютной скорости на входе в направляющую решетку, $tg\alpha_2$	$\frac{\sin\beta_{20}}{\left(\cos\beta_{20}-\frac{U_{p}}{W_{2}}\right)}$	-	0,548
Угол направления абсолютной скорости на входе в направляющую решетку, α_2	$arctg \alpha_2$	град.	28,73
Окружное усилие, действующее на рабочие лопатки первого венца, <i>R_u</i>	$G_0 \cdot (W_1 \cdot \cos eta_1 + W_2 \cdot \cos eta_{20}) \ \pi \cdot d_p \cdot l_2$	Н	44456,87
Кольцевая площадь рабочих	C (W sin θ W sin θ)	M ²	0,21
Осевое усилие, действующее на рабочие лопатки первого венца, R_a	$G_0 \cdot (w_1 \cdot \sin \beta_1 - w_2 \cdot \sin \beta_{20}) $ + $F_{2\kappa} \cdot (p_1 - p_2) \cdot 10^6$	Н	2762,942
Равнодействующая от окружного и осевого усилий, действующих на рабочие	$\sqrt{R_u^2+R_a^2}$	Н	44542,64
лопатки первого венца, <i>R</i> Момент сопротивления профиля рабочей лопатки первого венца, <i>W</i> _{мин}	$\left(\frac{\boldsymbol{\boldsymbol{\beta}}_2}{\boldsymbol{\boldsymbol{\beta}}_{2m}}\right)^3 \cdot \boldsymbol{W}_{_{MUH.M}}$	M ³	1,76·10 ⁻⁶
Изгибающее напряжение в рабочей лопатке первого венца, σ	$\frac{R \cdot l_2}{2 \cdot z_p \cdot e \cdot W_{MiH}} \cdot 10^{-6}$ при $\sigma > < [\sigma]$ изменяется	МПа	11,738
	, z_p и R_{e2} заново определяются		

Наименование величины,	Способ определения	Размер-	Результаты
ОООЗначение		ность	расчетов
рабочей решеткой (в конце действительного процесса расширения, точка 2, рис.8),	$h_{2t} + \Delta h_p$	кДж/кг	3153,731
h_2 Удельный объем пара за первой рабочей решеткой (точка 2, рис.8), v_2	Определяются в точке 2 (рис.8) по	м ³ /кг	0,386
Температура пара за первой рабочей решеткой (точка 2,	использованием h, s лиаграммы или	°C	345,53
рис.8), <i>t</i> ₂ Энтропия пара за первой рабочей решеткой (точка 2, рис.8), <i>s</i> ₂	программы САТТ2	<u>кДж</u> кг [.] К	7,4376
Энтальпия пара за направляющей решеткой, <i>h</i> ₁ ,	Определяются в точке 1' _t (рис.8) по	кДж/кг	3146,7
Удельный объем пара за направляющей решеткой, v'_{1t}	s_2, p'_1 с использованием h, s	м ³ /кг	0,39345
Температура пара за направляющей решеткой, t'_{1t}	диаграммы или программы САТТ2	°C	342,0
Располагаемый теплоперепад в направляющей решетке, <i>h</i> _{0н}	$h_2 - h_{1t}'$	кДж/кг	7,031
Теоретическая абсолютная скорость пара на выходе из направляющей решетки, C'_{1t} Скорость звука в выходных	$\sqrt{2000 \cdot h_{0u} + C_2^2}$	м/с	318,132
сечениях каналов	$\sqrt{k\cdot p_1'\cdot v_{1t}'\cdot 10^6}$	м/с	603,47
направляющей решетки, a'_{1t} Число Маха в выходных сечениях каналов направляющей решетки, M'_{1t}	$C'_{1t} a'_{1t}$	-	0,527
Коэффициент расхода в направляющей решетке, μ'_1	принимается	-	0,95
Выходная площадь межлопаточных каналов направляющей решетки. <i>F</i> .'	$G_{_0}\cdot v_{_{1t}}^\prime (\mu_1^\prime \cdot C_{_{1t}}^\prime)$	м ²	0,0677
Перекрыша для лопаток направляющей решетки, Δl_n	принимается	ММ	4,0

Продолжение табл.3

Наименование величины, обозначение	Способ определения	Размер- ность	Результаты расчетов
Длина лопатки направляющей решетки, <i>l</i> ₁ Синус угла выхода потока	$l_2 + \Delta l_n$	М (мм)	0,069 69,0
пара из направляющей решетки, $\sin \alpha'_{1,3}$	$\int_{-\infty}^{F_1'} \left(\pi \cdot e \cdot d_p \cdot l_1' \right)$	-	0,458
Эффективный угол выхода потока пара из	$\arcsin lpha_{_{12}}'$	град.	27,28
направляющей решетки, $\alpha_{1,2}^{2}$ Профиль лопатки направляющей решетки	Выбирается из табл.6 по <i>M</i> ' _{1t} , α ₂ , α' ₁ ;	-	P-35-25A
	определяются: табличные хорда B'_{1m} , ширина решетки B'_{1m} , радиус закругления выходной кромки профиля r'_{1m} , угол установки профиля α'_y , относительный шаг решетки \bar{t}'	м м град. -	
Хорда профиля	Принимается		
направляющей лопатки, в'	$\pi \cdot d_{p}$	Μ	0,04
число направляющих лопаток, <i>z_н</i> Уточненная хорда профиля	$\frac{\overline{s'_{1n} \cdot \overline{t}'_{1}}}{\pi \cdot d_{p}}$	-	133,5 (z _н =134)
направляющей лопатки, e'_1 Ширина направляющей	$z_{H} \cdot t_{1}'$ $B_{1}' = B'$	Μ	0,04
решетки, <i>B</i> ₁ ' Толщина выходной кромки	θ'_{1m}	М	0,04
профиля направляющей лопатки, $\delta'_{1\kappa\rho}$	$\frac{\boldsymbol{\beta}_1'}{\boldsymbol{\beta}_{1m}'} \cdot 2 \cdot \boldsymbol{r}_{1m}'$	ММ	0,63
Относительная толщина выходной кромки профиля направляющей лопатки, $\overline{\delta'_{1 k p}}$	$\frac{\overline{\delta}_{1\kappa p}'}{\boldsymbol{e}_1' \cdot \overline{t}_1' \cdot \sin \boldsymbol{\alpha}_{1\mathfrak{p}}'}$	-	0,0578
Относительная длина направляющей лопатки, \bar{l}'_1		-	1,725
Относительная хорда направляющей лопатки, $\bar{e_1}'$	$b_{1}/l_{1}' = l_{1}/l_{1}'$	-	0,58

Наименование величины,	Способ определения	Размер-	Результаты
обозначение	Спосоо определения	ность	расчетов
Угол поворота потока в	$180 - \alpha_2 - \alpha_{1_3}'$	град.	123,99
направляющей решетке, $\Delta \alpha'$			
Уточненный коэффициент	Для ∆ <i>α′</i> ≤105:		
расхода в направляющей	$0,9725 - 0,0145 \cdot \overline{e}_1';$		
решетке, μ'_{10}	ДЛЯ $\Delta \alpha' = 130^{\circ} \div 106^{\circ}$:		0 0
	$0,9637 + 0,352 \cdot 10^{-3} \cdot (130 -$	-	0,957
	$-\Delta \alpha'$) - 0,0154 $\cdot \overline{e}'_1$;		
	ДЛЯ $\Delta \alpha' = 145^{\circ} \div 131^{\circ}$:		
	$0,9557 + 0,533 \cdot 10^{-3} \cdot (145 -$		
	$-\Delta \alpha') - 0.0164 \cdot \overline{e}_1'$		
Уточненная выходная			
площадь межлопаточных	$G_0 \cdot v'_{1t}$	M^2	0.0672
каналов направляющеи	$/(\mu_{10}\cdot C_{1t})$	171	0,0072
решетки, F_{10}			
Уточненный синус угла	$F_{10}(\pi \cdot e \cdot d \cdot l'_{1})$	-	0,455
выхода потока пара из			
направляющей решетки,			
$\sin \alpha_{1y}$			
Уточненный угол выхода	$\arcsin \alpha'$	град.	27,068
потока пара из	III III IIII		
направляющей решетки, α'_{1y}			
Отношение среднего	d /		
диаметра к высоте	l_1'	-	14,783
направляющей лопатки, λ_1	Определяется по		
Коэффициент скорости в	формулам		0.05
направляющей решетке, ψ_{μ}	(табл. 7)	-	0,95
	$1 - \psi_{\mu}^{2}$		0.0975
Коэффициент потерь энергии		-	0,0975
в направляющей решетке,	Определяется по		
ζ_1	графику (рис.9),	кг/(м∙с)	$22.5 \cdot 10^{-6}$
Коэффициент динамической	давление и	M/(M V)	22,0 10
вязкости пара, μ'_{1n}	температура пара		
	определяются в точке		
	1' _t (рис.8)		
	$C'_{1t} \cdot \boldsymbol{e}'_1$		
	$/(\mu'_{1n}\cdot v'_{1t})$	-	$1,44 \cdot 10^{6}$
число Рейнольдса, <i>R</i> _{ен}	$R_{\rm eh} > R_{\rm exp} = (3 \div 5) \cdot 10^5$		

Наименование величины,	Способ определения	Размер-	Результаты
обозначение	enotor onpedentinis	ность	расчетов
Потери энергии в	Поправка на влияние числа R_e не вносится (режимы работы решетки в области автомодельности), КПД не меняется		
направляющей решетке, Δh_{μ}	$\zeta_1 \cdot C_{1t} / 2000$	кДж/кг	4,93
Энтальпия пара за направляющей решеткой (в конце действительного процесса расширения, точка	$h_{1t}' + \Delta h_{_{H}}$	кДж/кг	3151,63
1, рис.8), <i>h</i> ₁ Удельный объем пара за направляющей решеткой, <i>v</i> ₁ Температура цара за	Определяются в точке 1 (рис.8) по <i>P</i> ₁ , <i>h</i> ₁ с	м ³ /кг	0,39503
направляющей решеткой, t'_1	использованием h, s	°C	344,35
Энтропия пара за направляющей решеткой, <i>s</i> ₁ '	диаграммы или программы САТТ2	<u>кДж</u> кг [.] К	7,4456
Аосолютная скорость пара на выходе из направляющей решетки, <i>C</i> ₁	$C'_{1t}\cdot \psi_{\scriptscriptstyle H}$	м/с	302,225
Относительная скорость пара на входе во вторую рабочую решетку, <i>W</i> ₁ '	$C_{1}' \cdot \sqrt{1 + \left(\frac{U_{p}}{C_{1}'}\right)^{2} - 2 \cdot \frac{U_{p}}{C_{1}'} \cdot \cos \alpha_{1y}'}$ $\sin \alpha_{1y}'$	м/с	175,71
Тангенс угла входа пара во вторую рабочую решетку, $tg\beta'_1$	$\overline{\cos \alpha'_{1y} - \frac{U_p}{C_1'}}$	-	1,258
Угол входа пара в рабочую решетку, β'_1 Энтальпия пара за второй рабочей решеткой, h'_{2t}	$arctg \beta'_1$ Определяются в точке 2' _t (рис.8) по s'_1, p'_2 с	град. кДж/кг	51,508 3140,4
Удельный объем пара за второй рабочей решеткой, <i>v</i> _{2t}	использованием h, s диаграммы или	м ³ /кг	0,40747
Температура пара за второй рабочей решеткой, t'_{2t}	программы САТТ2	°C	338,7
Располагаемый теплоперепад во второй рабочей решетке, h_{0p2}	$h_1'-h_{2t}'$	кДж/кг	11,23

Наименование величины.		Размер-	Результаты
обозначение	Способ определения	ность	расчетов
Теоретическая относительная скорость пара на выходе из	$\sqrt{2000 \cdot h_{0p2} + W_1'^2}$	м/с	230,94
второй рабочей решетки, W'_{2t} Число Маха в выходных сечениях каналов второй рабочей решетки, M'_{2t} Коэффициент расхода во второй рабочей решетке, μ'_2 Выходная площадь межлопаточных каналов второй рабочей решетки, F'_1	$W'_{2t} / \sqrt{k \cdot P'_{2} \cdot v'_{2t} \cdot 10^{6}}$ Принимается $G_{0} \cdot v'_{2t} / (\mu'_{2} \cdot W'_{2t})$	- - M ²	0,384 0,95 0,097
Перекрыша для лопаток второй рабочей решетки, $\Delta l'_p$ Ллина попатки второй	Принимается	ММ	4,0
рабочей решетки, <i>l</i> ₂ Синус угла выхода потока	$l'_1 + \Delta l'_p$	М (MM)	0,073 73,0
пара из второй рабочей решетки, $\sin \beta_2'$	$\int (\pi \cdot d_p \cdot e \cdot l'_2)$	-	0,621
Угол выхода потока пара из второй рабочей решетки, β'_2	$\arcsin eta_2'$	град.	38,39
Хорда профиля лопатки второй рабочей решетки, в' _{2n}	Принимается, в дальнейшем проверяется по числу Рейнольдса <i>R</i> ['] _{e2} и	М (мм)	0,06 60,0
Профиль лопатки второй рабочей решетки	величине изгибающего напряжения σ' Выбирается из табл.6 по $M'_{2t}, \beta'_1, \beta'_2$; определяются: табличные хорда e'_{2m} , ширина решетки B'_{2m} ,	- M M M M ³	P-50-33A $s'_{2m} = 2,56 \cdot 10^{-2}$ $B'_{2m} = 2,5 \cdot 10^{-2}$ $r_{2m} = 0,017 \cdot 10^{-2}$ $W'_{2m} = 0.079 \times 10^{-2}$
	радиус закругления выходной кромки профиля r'_{2m} , момент сопротивления профиля $W'_{_{MUH,m}}$, угол установки профиля	град. -	×10 ⁻⁶ $\beta'_{y} = 78^{0}$ $\bar{t}'_{2} = 0,55$

Наименование величины,	Способ опродологиия	Размер-	Результаты
обозначение	Спосоо определения	ность	расчетов
	β'_y , относительный шаг решетки \bar{t}'_2		
Число рабочих лопаток второго венца, <i>z</i> ',	$\pi\cdot d_{p}/(s'_{2n}\cdotar{t}'_{2})$	-	97,1 (97)
Уточненная хорда профиля лопатки второй рабочей	$\pi \cdot d_p / (97 \cdot \bar{t}_2')$	м (мм)	0,06 60,0
решетки, в'2 Ширина рабочей решетки второго вениа В'	$\frac{\boldsymbol{s}_2}{\boldsymbol{s}_{2m}'} \cdot \boldsymbol{B}_{2m}'$	М	0,0586
Толщина выходной кромки профиля рабочей лопатки	$\frac{{\boldsymbol{\beta}}_2'}{{\boldsymbol{\beta}}_{2m}'}\cdot 2\cdot r_{2m}'$	М (MM)	$8,0.10^{-4}$ 0,8
второго венца, $\delta'_{2\kappa p}$ Относительная толщина выходной кромки профиля рабочей лопатки второго	$\delta_{2\kappa p}' (e_2' \cdot ar{t}_2' \cdot \sin eta_2')$	-	0,039
венца, $\bar{\delta}'_{2\kappa\rho}$ Относительная длина рабочей лопатки второго	$l_2'/_{\beta_2'}$	-	1,217
венца, l'_2 Относительная хорда рабочей	$\frac{B_{2}'}{l_{2}'} = \frac{1}{l_{2}'}$	-	0,822
Угол поворота потока в рабочей решетке второго	$180 - \beta_1' - \beta_2'$	град.	90,102
венца, Δβ' Уточненный коэффициент расхода в рабочей решетке	Для $\Delta \beta' \leq 105$: 0,9725 - 0,0145 · \overline{s}_2' ;	-	0,961
второго венца, μ'_{20}	$0.9637 + 0.352 \cdot 10^{-3} \cdot (130\Delta\beta') = 0.0154 \cdot \overline{a}_{2}';$	-	
Уточненная выходная площадь межлопаточных каналов рабоней решетки	ДЛЯ $\Delta \beta' = 145^{\circ} \div 131^{\circ}$: 0,9557 + 0,533 · 10 ⁻³ · (145 – $-\Delta \beta') - 0,0164 \cdot \overline{e}_{2}'$	-	
второго венца, <i>F</i> ₂₀ Уточненный синус угла	$G_{_0}\cdot v_{_{2t}}^\prime (\mu_{_{20}}^\prime \cdot W_{_{2t}}^\prime)$	M ²	0,0955
выхода потока пара из рабочей решетки второго венца, sin β'_{20}	$\overset{F_{20}'}{\swarrow} (\pi \cdot d_p \cdot e \cdot l_2')$	-	0,611

Наименование величины,	Способ определения	Размер-	Результаты
обозначение	Спосоо определения	ность	расчетов
Уточненный угол выхода потока пара из рабочей	$\arcsin \beta'_{20}$	град.	37,67
решетки второго венца, β'_{20} Коэффициент динамической вязкости пара на выходе из каналов второй рабочей решетки, μ'_{2n}	Определяется по графику (рис.9), давление и температура пара	кг/(м∙с)	22,5·10 ⁻⁶
Число Рейнольдса, <i>R</i> ' _{e2}	определяются в точке $2'_t$ (рис.8) $W'_{2t} \cdot e'_2 / (\mu'_{2n} \cdot v'_{2t})$ $R'_{e^2} > R_{exp} = (3 \div 5) \cdot 10^5$	-	1,511·10 ⁶
	Поправка на влияние числа <i>R_e</i> не вносится (режимы работы решетки в области автомодельности), КПД не меняется		
Отношение среднего диаметра к высоте лопатки второй рабочей решетки,	$\frac{d_p}{l'_2}$	-	13,97
Коэффициент скорости во второй рабочей решетке, ψ'	Определяется по формулам (табл. 7)	-	0,963
Относительная скорость пара на выходе из второй рабочей решетки <i>W</i> .'	$\psi' \cdot W'_{2t}$	м/с	222,395
Коэффициент потерь энергии во второй рабочей решетке, ζ'_2	$1-\psi'^2$	-	0,0726
Потери энергии во второй рабочей решетке, $\Delta h'_p$	$\zeta'_{2} \cdot W'^{2}_{2t} / 2000$	кДж/кг	1,936
Абсолютная скорость потока пара за регулирующей ступенью, <i>C</i> ₂	$U_{p} \cdot (1 + (W_{2}'/U_{p})^{2} - 2 \cdot (W_{2}'/U_{p}) \cdot \cos \beta_{20}')^{0.5}$	м/с	138,87
Тангенс угла направления абсолютной скорости за ступенью, $tg \alpha'_2$	$\sin \beta_{20}' \left(\cos \beta_{20}' - \frac{U_p}{W_2'} \right)$	-	9,49

Наименование величины,	Способ опродолжи	Размер-	Результаты
обозначение	Спосоо определения	ность	расчетов
T		град.	83,98
Угол направления	$arctg\alpha'_2$		
аосолютнои скорости за			
ступенью, α_2			
Окружное усилие,		Н	14751,176
действующее на рабочие	$G_0 \cdot (W_1' \cdot \cos \beta_1' + W_2' \cdot \cos \beta_{20}')$		
лопатки второго венца, <i>R</i> ' _u		2	0.004
Кольцевая площадь рабочих	$\pi \cdot d_p \cdot l_2$	M	0,234
лопаток второго венца, $F_{2\kappa}^{\dagger}$	$C = (W' \sin \theta' - W' \sin \theta')$		
Осевое усилие, действующее	$G_0 \cdot (w_1 \cdot \sin p_1 - w_2 \cdot \sin p_{20}) +$	ч	3174 56
на рабочие лопатки второго венца, R'_a	$+F_{2\kappa}^{\prime}\cdot(p_{1}^{\prime}-p_{2}^{\prime})\cdot10^{\circ}$	11	5174,50
Равнодействующая от	$\sqrt{R_u^{\prime2}+R_a^{\prime2}}$	Н	15088,904
окружного и осевого усилий,			
действующих на рабочие			
лопатки второго венца, R'			
Момент сопротивления	$\left(\begin{array}{c} \beta' \end{array} \right)^3$	м ³	$1.017 \cdot 10^{-6}$
профиля рабочей лопатки	$\left \frac{\sigma_2}{\beta'}\right \cdot W'_{MUH.m}$	IVI	1,017 10
второго венца, W'_{MIH}	(\mathbf{v}_{2m}) $\mathbf{P}' \mathbf{l}'$		
Изгибающее напряжение в	$\frac{K \cdot \iota_2}{2 \cdot \tau' \cdot c \cdot W'} \cdot 10^{-6}$	МΠа	8,357
рабочей лопатке второго	$2 \cdot z_p \cdot e \cdot W_{MUH}$		
венца, σ'	при $\sigma >< [\sigma']$		
	изменяется хорда e_2 ,		
	значения σ , z_p и R_{e2}		
	заново определяются C'^2	те П ате/тер	0.642
Потери энергии с выходной	$\frac{C_2}{2000}$	КДЖ/КГ	9,042
скоростью, Δh_{e}	$\Delta h_c + \Delta h_p + \Delta h_{\mu}$		
Относительный лопаточный	$1 - \frac{b}{h_{0T}^*} - \frac{b}{h_{0T}^*}$	-	0,820
КПД ступени, η_{on}	$\Delta h'_{n} + \Delta h_{a}$		
	$-\frac{p}{h_{0T}^*}$		
	01		
	$W_{\rm c} = W_{\rm c} \cdot \cos \beta_{\rm c}$	1	106005
окружные составляющие	$W_{1u} = W \cdot \cos \beta$	M/C	436,335
W W W' W'	$W'_{2u} = W'_2 \cos \beta_2$ $W'_2 = W'_2 \cos \beta_2$	M/C	418,005
$1^{1}u, 1^{2}u, 1^{1}u, 1^{2}u$	$W_{1u} = W_1 \cdot \cos \rho_1$ $W_1' = W_1' \cos \rho_1'$	M/C	109,303
	$vv_{2u} = vv_2 \cdot \cos p_2$	M/C	1/4,314

Наименование величины,	Способ определения	Размер-	Результат
обозначение	1 ' '	ность	расчетов
Относительный лопаточный КПД ступени, выраженный через скорости, η'_{on}	$\frac{U}{h_{0T}^* \cdot 10^3} \cdot \left(W_{1u} + W_{2U} + W_{1u}' + W_{2u}' \right)$	-	0,821
Величина Δη _{ол}	$\frac{ \eta_{on} - \eta'_{on} }{\eta_{on}} \cdot 100, $ если $\Delta \eta_{on} > 1,0\%, $ то ошибка в расчетах	%	0,122
Входные и выходные треугольники скоростей регулирующей ступени	По рассчитанным скоростям: $C_1, C_1', C_2, C_2', W_1, W_1', W_2$ W_2', U	м/с	
	и углам: $\alpha_1, \alpha_1', \alpha_2, \alpha_2', \beta_1, \beta_{20}, \beta_1'$, β_{20}' строятся треугольники скоростей (рис.10)	град.	
Ширина профиля сопловой лопатки, <i>В</i> 1	$(\mathbf{s}_1 / \mathbf{s}_{1m}) \cdot B_{1m}$	М	0,038
Ширина профиля первой рабочей лопатки, <i>В</i> 2	$(\boldsymbol{e}_2 / \boldsymbol{e}_{2m}) \cdot \boldsymbol{B}_{2m}$	М	0,0499
Ширина профиля поворотной лопатки, <i>В</i> '1	$\left(oldsymbol{arsigma}_{1}^{\prime} / oldsymbol{arsigma}_{1m}^{\prime} ight) \cdot oldsymbol{B}_{1m}^{\prime}$	М	0,04
Ширина профиля второй рабочей лопатки, <i>В</i> ' ₂	$\left(m{e}_{2}^{\prime}/m{e}_{2m}^{\prime} ight) \cdot B_{2m}^{\prime}$	М	0,0586
Средняя длина лопаток, <i>l_{cp}</i> Осевой зазор между	$(l_{10} + l_2 + l'_1 + l'_2)/4$	м (мм)	0,067
направляющими и рабочими лопатками, <i>б</i>	$0,01 \cdot l_{cp} + (3 \div 4)_{MM}$	мм (м)	4,67 (0.0047)
Радиальный зазор при средней длине лопаток, <i>δ</i> ,	$0,3 + (d_p + l_{cp} / 2)^2 \cdot 10^{-6}$ Проточная часть	мм (м)	1,41 $(1,41\cdot10^{-3})$
	регулирующей ступени		
	показана на рис. 11		
энергии на трение диска, ζ_{mp} , включающие:	$\zeta_{mp.\partial} + \zeta_{mp.n} + \zeta_{mp.\delta}$	-	4,378·10 ⁻⁴

Продолжение табл.3

Наименование величины,	Способ определения	Размер-	Результат
обозначение	Способ определения	ность	расчетов
	^{µ_{1n}} - коэффициент динамической вязкости пара определяется по графику (рис.9),	кг/(м∙с)	22·10 ⁻⁶
	пара определяются в точке 1 _t (рис.8); $R_{eu} = \frac{U_P \cdot d_P}{2 \cdot \mu_{1n} \cdot v_1}$ - число Рейнольдса;	_	9,82·10 ⁶
	<i>К_{тр.д}</i> - коэффициент трения диска	-	0,65·10 ⁻³
Относительные потери на трение о пар торцевых	(рис. 12). $K_{mp.\partial} \cdot \frac{d_p^2}{F_1} \cdot x_{\phi onp}^3$	-	2,95.10-4
поверхностей диска, $\zeta_{mp.\partial}$	<i>К_{тр.п}</i> - коэффициент трения поверхностей,	-	1·10 ⁻³
	<i>а=с</i> принимаются (рис.11);	М	0,022
	$b = B'_1 + 2 \cdot \delta_a;$ $\sum B_n = a + b + c$	M M	0,0494 0,0934
Относительные потери на трение о пар свободных цилиндрических и	$K_{mp.n} \cdot rac{d_p \cdot \sum B_n}{F_1} \cdot x_{\phi onp}^3$	-	4,15·10 ⁻⁵
ободе диска, $\zeta_{mp.n}$	<i>К_{тр.б} - коэффициент</i> трения поверхности банлажа, принимается:	-	2·10 ⁻³
	$d_{\delta} = d_{p} + \frac{l_{2} + l_{2}'}{2}$ - диаметр	М	1,089
	окружности из бандажной ленты; $\sum B_{\delta} = d + e$ - суммарная ширина бандажных лент;	М	0,1179

Наименование величины,	Спороб опродолжи	Размер-	Результат
обозначение	Способ определения	ность	расчетов
	$d = B_2 + \cdot \delta_a; e = B'_2 + \cdot \delta_a;$		
Относительные потери на трение о пар поверхности лопаточного бандажа, $\zeta_{mp.\delta}$	(рис. 11) $K_{mp.\delta} \cdot \frac{d_{\delta} \cdot \sum B_{\delta}}{F_1} \cdot x_{\phi onp}^3$	-	1,12.10-4
Относительные потери энергии, вызванные парциальным подводом	(* + (*		0.010
пара. С ришонающие:	5 _{вен} т 5 _{вык}	-	0,019
включающие.	K_{een} - коэффициент, зависящий от геометрии ступени, принимается; e_{κ} - доля окружности,	-	0,065
	занимаемая защитным кожухом, установленным на нерабочей дуге $(1 - e_{onm})$;		0,5
Относительные потери энергии на вентиляцию, $\zeta_{вен}$	$\frac{K_{_{6e\mu}}}{\sin \alpha_{_{19}}} \cdot \frac{1 - e_{_{onm}} - 0.5e_{_{\kappa}}}{e_{_{onm}}} \times x_{_{\phi onp}}^3 \cdot z$	-	9,12·10 ⁻⁴
	<i>К_{вык}</i> - опытный коэффициент:	-	0,25
	<i>m</i> - число пар концов сопловых сегментов	-	2
Относительные потери энергии на концах дуг сопловых сегментов (потери	(число групп сопел); $K_{_{6 b k}} \cdot \frac{B_2 \cdot l_2 + 0.6 \cdot B'_2 \cdot l'_2}{F_1} \times$	-	0,018
на выколачивание), $\zeta_{\text{вык}}$ Относительный внутренний КПД ступени, выраженный через потери, η_{oi}	$ \begin{array}{l} \times x_{\phi onp} \cdot m \cdot \eta_{on} \\ \\ \eta_{on} - \zeta_{mp} - \zeta_{nn} \end{array} $	_	0,802
диска, Δh_{mp}	$h_{\scriptscriptstyle 0T}^*\cdot {\zeta}_{\scriptscriptstyle mp}$	кДж/кг	0,097
Потери энергии, вызванные парциальным подводом пара, Δh_{nn}	$h_{0T}^{*}\cdot {\mathcal L}_{nn}$	кДж/кг	4,21

Окончание табл.3

Наименование величины, обозначение	Способ определения	Размер- ность	Результат расчетов
Энтальпия пара за второй рабочей решеткой (в конце действительного процесса расширения, точка 2',	$h_{2t}' + \Delta h_p'$	кДж/кг	3142,34
рис.8), <i>h</i> ₂ ' Энтальпия пара за второй рабочей решеткой, определяющая внутренний теплоперепад (рис.8, точка 2 ^{'''}), <i>h</i> ₁ '''	$h_2' + \Delta h_e + \Delta h_{mp} + \Delta h_{nn}$	кДж/кг	3156,29
Внутренний теплоперепад, <i>h_i</i>	$h_{0}^{*}-h_{2}^{\prime \prime \prime }$	кДж/кг	177,765
Относительный внутренний КПД ступени, η'_{oi}	${\displaystyle \frac{h_{i}}{h_{0Tp}^{*}}}$	-	0,802
Величина Δη _{οi}	$rac{ \eta_{oi} - \eta'_{oi} }{\eta_{oi}} \cdot 100$, если $\Delta \eta_{oi} > 1,0\%$, то ошибка в расчетах	%	0,0
Внутренняя мощность ступени, N _i	$G_{_0}\cdot h_{_i}$	кВт	9243,78

По полученным величинам в тепловом расчете регулирующей двухвенечной турбинной ступени строятся процессы расширения пара в указанной ступени в h, s – диаграмме для водяного пара (рис. 8) и треугольники скоростей (рис. 10). При построении теплового процесса ступени на оси абсцисс откладываются значения энтропии s (кДж/(кг·К)), на оси ординат – значения энтальпии h (кДж/кг).

Графические изображения в масштабе процессов расширения пара в турбинной ступени и треугольники скоростей должны соответствовать результатам расчетов. Так, например, отношение суммы длин отрезков прямых, характеризующих располагаемые теплоперепады в двух рабочих и направляющей решетках, к длине отрезка прямой, характеризующей полный располагаемый теплоперепад в ступени, должно соответствовать заданному значению степени реактивности в ступени ρ .

При построении треугольников скоростей векторы окружных скоростей \overline{U}_p должны быть равны и параллельны друг другу и параллельны линии окружного направления; несоблюдение этого условия означает, что в расчетах допущена ошибка.

Тепловой расчет регулирующей двухвенечной турбинной ступени производится при условии, что отношение скоростей $x_{\phi onp} = \frac{U_p}{C_{\phi}}$ является оптимальным, поэтому угол выхода потока пара из ступени в абсолютном движении α'_2 по значению должен быть в пределах $80^{\circ}-90^{\circ}$.

Если принятое значение коэффициента скорости φ будет отличаться от уточненного φ_0 больше, чем на 1% $\left(\Delta \varphi = \frac{|\varphi - \varphi_0|}{\varphi} \cdot 100 > 1\%\right)$, то необходимо со значением φ_0 произвести расчет заново, начиная с определения $x_{\phi onp}$.

Углы входа и выхода потока пара в межлопаточных каналах рабочих лопаток первого и второго венцов, а также в каналах поворотных (направляющих) лопаток должны соотноситься следующим образом: $\beta_1 > \beta_2, \beta'_1 > \beta'_2, \alpha_2 > \alpha'_1.$



Рис. 8. Процесс расширения пара в регулирующей ступени в h, s - диаграмме



Рис. 9. Изменение коэффициента динамической вязкости пара μ_{π} от температуры и давления



Рис. 10. Треугольники скоростей двухвенечной регулирующей ступени.



Рис. 11. Проточная часть двухвенечной регулирующей ступени.



Далее производится тепловой детальный расчет на среднем диаметре двух нерегулируемых одновенечных ступеней.

2.2. Расчет нерегулируемых ступеней

Исходными данными для их расчета являются величины, полученные в ходе предварительного расчета турбины и расчета регулирующей ступени, показанные в табл. 4.

Наименование величины	Обозна- чение	Размерность	Значение
Давление пара перед сопловым аппаратом первой ступени, <i>p</i> ₀	$p_0 = p'_2$	МПа	0,684
Энтальпия пара перед сопловым аппаратом первой ступени <i>h</i> .	$h_0 = h_2'''$	кДж/кг	3156,29
Температура пара перед сопловым	$t_0 = t_2'''$	⁰ <i>C</i>	346,32
Удельный объем пара перед	$v_0 = v_2'''$	м ³ /кг	0,4128
<i>v</i> ₀ Энтропия пара перед сопловым	s — s‴	кДж/кг·К	7,4715
аппаратом первой ступени, s_0	$s_0 - s_2$	vala	52,0
Расход пара, G ₀ Располагаемый теплоперепад в	G_0		
первой ступени, <i>h</i> ₀₇₁ Коэффициент скорости в сопловом	$h_{0T1} = h_{0T1}^*$	КДЭС/КГ	53,0
аппарате первой нерегулируемой ступени, φ	$\varphi = \varphi_1$	-	0,96
Угол выхода потока пара из каналов соплового аппарата первой		град	
нерегулируемой ступени, <i>α</i> ₁₉ Степень реактивности первой	$lpha_{12}$	трад.	13
нерегулируемой ступени, <i>р</i> Оптимальное отношение скоростей в	$\rho = \rho_1$	-	0,05
первой нерегулируемой ступени, <i>x</i> _{dound}	$x_{\phi onml} = x_{\phi 1}$	-	0,47
Фиктивная скорость в первой	C	,	
нерегулируемои ступени, C _{<i>ф</i>1} Окружная скорость на среднем	\mathbb{C}_{ϕ_1}	м/С	325,58
диаметре первой нерегулируемой ступени, U ₁	$U_1 = U$	м/с	152,02
Средний диаметр первой	d - d		0.074
нерегулируемой ступени, <i>d</i> ₁ Степень парциальности, <i>e</i>	$a_1 = a$ e	M -	0,974 1,0

Таблица 4	Исхолные	панные ппо	nacuera	цепету	/IIIIn	VEMLIX	ступеней
таолица ч.	полодные	данные для	pac icia	meper y	JINP	y CIVIDIA	

Алгоритм и результаты детального теплового расчета двух нерегулируемых одновенечных ступеней паровой турбины (табл.5), выполняется последовательно: сначала для первой ступени, затем для второй.

Наименование	Единицы измерения	Расчетная формула	1 –я ступень	2-я ступень
Лавление пара перел	МПа	$n_{\rm c} = n_{\rm c}'$	0.684	CTynenb
сопловым аппаратом	IVIIIa	$P_0 P_2$ p - p	0,004	0 5645
p_0		$p_0 - p_2$		0,5015
Лавление пара на		*		
вхоле в сопловый	МΠа	$p_0 \equiv p_0$	0.684	
аппарат по		$p_0^* = p_0 + \frac{C_2^2}{C_2}$	0,001	0.5691
параметрам		$2 \cdot v_2 \cdot 10^6$		-,
торможения p^*_{a}				
сопловым аппаратом	кДж/кг	$h_0^* = h_2'''$	3156,29	
по параметрам		$h_0^* = h_2 + \Delta h_{mn} + \Delta h_c$		3110,43
торможения h^*		0 2 mp 6		
Располагаемий		h = h	53,0	
тационереная в	кДж/кг	$h_{0T} = h_{0T1}$		57,08
ступеци h		$n_{0T} - n_2 - n_{2t}$		
Π_{0T}		(см. рис.13)		
полныи	кДж/кг	$n_{0T} = n_{0T1}$	53,0	
располагасмый		$h_{0T}^{+} = h_{0T} + \Delta h_{mp} + \Delta h_{e}$		59,33
ступеци k^*				
Ступени, n_{0T}			0 0 - 1	· · · · ·
Среднии диаметр	М	$d = d_1 = const$	0,974	0,974
ступени, а				
Окружная скорость на	1		1 5 2 0 2	1 5 9 0 9
среднем диаметре, U	M/C	$U = U_1 = const$	152,02	152,02
Фиктивная скорость	1 -			
пара, C_{ϕ}	M/C	$C_{\pm} = \sqrt{2000 \cdot h_{0T}^*}$	225 59	211 17
Отношение скоростей,		$\varphi \mathbf{v} \mathbf{v}$	525,58 0.47	344,47
X _d		$x_{\phi} - x_{\phi onml}$	0,47	0.44
степень реактивности	-	$x_{\phi} = U/C_{\phi}$		0,44
ступени. О				
Абсолютная	_	$\rho = \rho_1$	0.05	0.05
теоретическая		Принимается	0,05	0,05
скорость пара на		$ ho_2 \ge ho_1$		
выходе из соплового	м/с		317.34	335.75
аппарата, C _{1t}		$C_{1t} = \sqrt{1 - \rho} \times C_{\phi}$		

Таблица 5. Алгоритм и результаты детального теплового расчета нерегулируемых ступеней

Наименование	Единицы измерения	Расчетная формула	1 –я ступень	2-я ступень
Полный располагаемый теплоперепад в	кДж/кг	$h_{0_c}^* = \frac{C_{1t}^2}{2000}$	50,35	56,36
Сопловом анпарате, h_{0c}^* Энтальпия пара за сопловым аппаратом	кДж/кг	$h_{1t} = h_0^* - h_{0c}^*$	3105,94	3054,07
расширении, <i>h</i> _{1t} Давление пара за сопловым аппаратом,	ΜΠа	Определяются в точке 1, (рис.13) по	0,57	0,4603
p_1 Температура пара за сопловым аппаратом, t_{1t}	°C	<i>s</i> ₀ , <i>h</i> _{1t} с использованием h, s диаграммы или программы САТТ2	320,95	294,6
Удельный объем пара за сопловым	м ³ /кг		0,4752	0,5626
аппаратом, <i>v</i> _{1t} Энтропия пара за сопловым аппаратом,	кДж/(кг∙ К)		7,4715	7,4798
s_{1t} Коэффициент расхода в сопловом аппарате, μ_1	-	Принимается	0,97	0,97
Выходная площадь межлопаточных каналов соплового аппарата,	M ²	$F_1 = \frac{G_0 \cdot v_{1t}}{(\mu_1 \cdot C_{1t})}$	0,0802	0,0898
<i>F</i> ₁ Угол выхода потока пара из каналов соплового аппарата,	град.	Принимается $\alpha_{13}(1cm.) \ge \alpha_{13}(2cm.)$	13	13
$\alpha_{1,2}$ Длина сопловой лопатки, l_1	М	$l_1 = \frac{F_1}{\pi \cdot d \cdot e \cdot \sin \alpha_{12}}$	0,1165	0,1305
Число Маха, M_{1t}	-	$M_{1t} = \frac{C_{1t}}{\sqrt{k \cdot P_1 \cdot v_{1t} \cdot 10^6}}$	0,535	0,579

Наименование	Единицы измерения	Расчетная формула	1 –я ступень	2 –я ступень
Угол входа потока пара в сопловый	град.	$\alpha_0 = \alpha_2 (1cm.)$	00	88,823
аппарат, α_0 Профиль лопатки соплового аппарата	X	Выбирается из табл.6 по $M_{1t}, \alpha_0, \alpha_{12};$ определяются:	90 C-90- -12A	C-90- -12A
	M	табличные хорда <i>в</i> _{1m} , ширина решетки <i>В</i> _{1m} , радиус закругления выходной кромки	$6,25 \cdot 10^{-2} \\ 3,40 \cdot 10^{-2}$	$6,25 \cdot 10^{-2} \\ 3,40 \cdot 10^{-2}$
	М	профиля r_{1m} , угол установки профиля α_y , относительный шаг	$0,032 \cdot 10^{-2}$ 36^{0}	$0,032 \cdot 10^{-2}$
Хорда профиля сопловой лопатки, <i>в</i> ₁ Ширина сопловой	M	решетки t_1 Принимается $B_1 = \frac{\theta_1}{\alpha} \cdot B_{1m}$	0,72 0,05	30 0,72 0,05
решетки, <i>В</i> ₁ Число сопловых	М	$z_c = \frac{\pi \cdot d}{\epsilon_1 \cdot \bar{t}_1}$	0,0272	0,0272
лопаток, <i>z_c</i> Толщина выходной кромки профиля сопловой допатки <i>б</i> .	M	$\delta_{1\kappa p} = \frac{\mathbf{e}_1}{\mathbf{e}_{1m}} \cdot 2 \cdot \mathbf{r}_{1m}$	85 5,12 · 10 ⁻⁴	85 5,12 · 10 ⁻⁴
Относительная толщина выходной кромки профиля	-	$\overline{\delta}_{1\kappa p} = \frac{\delta_{1\kappa p}}{\boldsymbol{\varepsilon}_{1} \cdot \overline{t}_{1} \cdot \sin \boldsymbol{\alpha}_{1p}}$	0,0632	0,0632
сопловой лопатки, $\bar{\delta}_{lkp}$ Относительная длина	-	$\bar{l}_1 = \frac{l_1}{B_1}$	2,33	2,61
сопловой лопатки, <i>l</i> ₁ Относительная хорда сопловой лопатки. <i>б</i> .	-	$\overline{\boldsymbol{e}}_1 = \frac{\boldsymbol{e}_1}{\boldsymbol{l}_1} = \frac{1}{\boldsymbol{l}_1}$	0,429	0,383
Уточненный коэффициент расхода в сопловом аппарате,	-	$\mu_{10} = 0,9843 - 0,0057 \cdot \overline{e}_1$	0,98	0,982
^{µ10} Уточненная выходная площадь межлопаточных каналов соплового	м ²	$F_{10} = \frac{G_0 \cdot v_{1t}}{(\mu_{10} \cdot C_{1t})}$	0,0795	0,0887

Наименование	Единицы измерения	Расчетная формула	1-я ступень	2 –я ступень
аппарата, F ₁₀	1		erynenib	erynenib
Уточненная длина сопловой лопатки, <i>l</i> ₁₀	М	$l_{10} = \frac{F_{10}}{\pi \cdot d \cdot e \cdot \sin \alpha_{19}}$	0,1155	0,1289
Коэффициент динамической вязкости пара и	кг/(м·с)	Определяется по графику (рис.9)	21.10-6	20·10 ⁻⁶
Число Рейнольдса, R_{e1}	-	$R_{e1} = \frac{C_{1t} \cdot \theta_1}{(\mu_{1x} \cdot \nu_{1x})}$	1,59·10 ⁶	1,49·10 ⁶
		Поправка на впияние		
		числа R_{μ} не вносится		
		(режимы работы		
		решетки в области		
		автомодельности), КПД		
Отношение среднего		не меняется		
диаметра к высоте		$\lambda_{1} = d/L$	0 122	7 556
лопатки, λ_1	-	I_{1} / l_{10}	0,433	7,330
Уточненный		ДЛЯ $\alpha_{1_9} = 9^\circ \div 11^\circ$:		
коэффициент		$\lambda_1 > 10$ $\alpha_1 = 0.973 = 0.0111.\overline{a}$		
скорости в сопловом	-	$\varphi_0 = 0,975 0,0111 0_1,$ $\lambda < 10$		
annapare, φ_0		$\varphi_0 = 0.97 - 0.01542 \cdot \overline{e}_1;$		
		для $\alpha_{12} = 12^{\circ} \div 20^{\circ}$:		
		$\lambda_1 > 10$		
		$\varphi_0 = 0.98 - 8.74 \cdot 10^{-3} \cdot \overline{e}_1;$		
		$\lambda_1 < 10$		
		$\varphi_0 = 0.9773 - 1.196 \cdot 10^{-2} \cdot \overline{e}_1$	0.972	0 973
Абсолютная скорость		$C_1 = C_{1t} \cdot \varphi_0$	0,772	0,970
пара на выходе из	м/с		308,508	326,591
соплового аппарата,		$\left[\left(\right) \right)^{2}$		
		$\left 1+\left(\frac{U}{C}\right)\right $ -		
скорость пара на	м/с	$W_1 = C_1 $		
входе в рабочую		$-2 \cdot \frac{1}{C_1} \cdot \cos \alpha_{1_2}$	163,989	181,714
решетку, W_1				

Наименование	Единицы измерения	Расчетная формула	1 –я ступень	2 –я ступень
Тангенс угла входа пара в рабочую решетку, $tg\beta_1$	-	$tg\beta_1 = \frac{\sin\alpha_{1,2}}{\cos\alpha_{1,2} - U/C_1}$	0,4675	0,442
Угол входа пара в рабочую решетку, β_1	град.	$\beta_1 = arctg\beta_1$	25,058	23,847
Коэффициент потерь энергии в сопловом аппарате. <i>С</i> .	-	$\zeta_1 = 1 - \varphi_0^2$	0,0552	0,0533
Потери энергии в сопловом аппарате,	кДж/кг	$\Delta h_c = h_{0c}^* \cdot {\mathcal L}_1$	2,779	3,002
∆ <i>h</i> _c Энтальпия пара за сопловым аппаратом,	кДж/кг	$h_{1t} + \Delta h_c$	3108,72	3057,07
<i>h</i> ₁ Температура пара за сопловым аппаратом,	°C	Определяются в точке 1 (рис.13) по <i>P</i> ₁ , <i>h</i> ₁ с	322,3	296,06
<i>t</i> ₁ Удельный объем пара за сопловым	м ³ /кг	использованием h, s диаграммы или программы CATT2	0,47633	0,56412
аппаратом, <i>v</i> ₁ Энтропия пара за сопловым аппаратом,	кДж/(кг∙ К)		7,4762	7,4851
s_1 Располагаемый теплоперепад в рабочей решетке, $h_{0,r}$	кДж/кг	$h_{0p}= ho\cdot h_{0T}^{*}$	2,65	2,97
Энтальпия пара за рабочей решеткой при изоэнтропном	кДж/кг	$h_{2t} = h_1 - h_{0p}$	3106,07	3054,1
расширении, <i>h</i> _{2t} Давление пара за	МПа	Определяются в точке 2_t (рис.13) по s_1, h_{2t} с	0,5645	0,455
Температура пара за рабочей решеткой, <i>t</i> _{2t}	°C	использованием п, s диаграммы или программы САТТ2	320,98	294,54
Удельный объем пара за рабочей решеткой, <i>v</i> _{2t}	м ³ /кг		0,4799	0,56917

Наименование	Единицы измерения	Расчетная формула	1 –я ступень	2 –я ступень
Теоретическая относительная скорость пара на выходе из рабочей	м/с	$W_{2t} = \sqrt{2000 \cdot h_{0p} + W_1^2}$	179,417	197,383
решетки, <i>W</i> _{2t} Число Маха, <i>M</i> _{2t} Коэффициент расхода	-	$M_{2t} = \frac{W_{2t}}{\sqrt{k \cdot P_2 \cdot v_{2t} \cdot 10^6}}$	0,3023	0,3402
в рабочей решетке, μ ₂ Выходная площадь межлопаточных	-	Принимается	0,94	0,95
каналов рабочей решетки, <i>F</i> ₂	M ²	$F_2 = \frac{G_0 \cdot v_{2t}}{\left(\mu_2 \cdot W_{2t}\right)}$	0,148	0,158
Перекрыша, ∆ <i>і</i> Длина рабочей	М	Принимается	0,0035	0,0035
лопатки, <i>l</i> ₂ Синус угла выхода	М	$l_2 = l_{10} + \Delta l$	0,119	0,1324
потока пара из рабочей решетки,	-	$\sin\beta_2 = \frac{F_2}{(\pi \cdot d \cdot l_2)}$	0,4064	0,3900
$\sin \beta_2$ Угол выхода потока	град.	$\beta_2 = \arcsin \beta_2$	23,982	22,954
пара из раоочеи решетки, β_2 Профиль лопатки	-	Выбирается из табл. 6 по M_{2t}, β_1, β_2 ;	P-30- -21A	P-30- -21A
рабочей решетки	M M	определяются: табличные хорда <i>в</i> _{2m} ,	2,56·10 ⁻² 2,5·10 ⁻²	2,56·10 ⁻² 2,5·10 ⁻²
	M	ширина решетки <i>B</i> _{2m} , радиус закругления выходной кромки профиля <i>г</i> _{2m} ,	0,02.10-2	0,02.10-2
	М	момент сопротивления профиля W	2,34.10-7	2,34·10 ⁻⁷
	град.	угол установки профиля	80	80
	_		0,60	0,60

Наименование	Единицы измерения	Расчетная формула	1 —я ступень	2 –я ступень
Хорда профиля рабочей лопатки, <i>в</i> 2	М	Принимается, в дальнейшем проверяется по числу Рейнольдса <i>R</i> _{e2} и	0,031	0,031
		величине изгибающего напряжения σ		
Ширина рабочей решетки, <i>В</i> ₂	М	$B_2 = \frac{B_2}{B_{2m}} \cdot B_{2m}$	0,0303	0,0303
Число рабочих лопаток, <i>z_p</i>	-	$z_p = \pi \cdot d / (e_2 \cdot \bar{t}_2)$	165	165
Толщина выходной кромки профиля рабочей лопатки, $\delta_{2\kappa\rho}$	М	$\delta_{2\kappa\rho} = \frac{\boldsymbol{6}_2}{\boldsymbol{6}_{2m}} \cdot 2 \cdot \boldsymbol{r}_{2m}$	4,84·10 ⁻⁴	4,84·10 ⁻⁴
Относительная толщина выходной кромки профиля	-	$\bar{\delta}_{2\kappa\rho} = \frac{\delta_{2\kappa\rho}}{(\epsilon_2 \cdot \bar{t}_2 \cdot \sin \beta_2)}$	0,064	0,067
раоочеи лопатки, $\delta_{2_{kp}}$ Относительная длина	-	$l_2 = \frac{l_2}{l_2}$	3,839	4,271
рабочей лопатки, \bar{l}_2 Относительная хорда рабочей лопатки, \bar{s}_2	-	$\overline{\boldsymbol{\sigma}}_2 = \frac{\boldsymbol{\sigma}_2}{\boldsymbol{l}_2} = \frac{1}{\boldsymbol{l}_2}$	0,261	0,234
Угол поворота потока в рабочей решетке, Δβ	град.	$\Delta\beta = 180 - \beta_1 - \beta_2$	130,96	133,20
Уточненный коэффициент расхода в рабочей решетке, μ_{20}	_	Для $\Delta\beta \le 105$: 0,9725 - 0,0145 · \bar{e}_2 ; для $\Delta\beta = 130^\circ \div 106^\circ$: 0,9637 + 0,352 · $10^{-3} \times (130 - \Delta\beta) - 0,0154 \cdot \bar{e}_2$; Для		
Уточненная выходная площадь		$\Delta \beta = 145^{\circ} \div 131^{\circ} :$ 0,9557 + 0,533 \cdot 10^{-3} × ×(145 - \Delta \beta) - 0,0164 \cdot \beta_2	0,959	0,958
межлопаточных каналов рабочей решетки, <i>F</i> ₂₀	M ²	$F_{20} = \frac{G_0 \cdot v_{2t}}{(\mu_{20} \cdot W_{2t})}$	0,145	0,156

Наименование	Единицы измерения	Расчетная формула	1-я ступень	2 –я ступень
Уточненный синус угла выхода потока	-	$\sin\beta_{20} = \frac{F_{20}}{(\pi \cdot d \cdot l_2)}$	0,398	0,386
пара из рабочеи решетки, $\sin \beta_{20}$ Уточненный угол выхода потока пара из	град.	$\beta_{20} = \arcsin \beta_{20}$	23,466	22,706
рабочей решетки, β_{20} Коэффициент динамической	кг/(м·с)	Определяется по графику (рис.9)	21.10-6	20·10 ⁻⁶
вязкости пара, μ_{2n} Число Рейнольдса, R_{e2}	-	$R_{e2} = \frac{W_{2t} \cdot \boldsymbol{e}_2}{2n} \cdot \boldsymbol{v}_{2t}$	5,52·10 ⁵	5,38·10 ⁵
		$R_{e2} > R_{exx} = (3 \div 5) \cdot 10^5$ Поправка на влияние числа R_e не вносится (режимы работы		
Отношение среднего диаметра к высоте		решетки в области автомодельности), КПД не меняется		
лопатки, λ_2 Коэффициент	-	$\lambda_2 = \frac{d}{l_2}$ Определяется по	8,185	7,356
скорости в рабочеи решетке, ψ Относительная	-	формулам (табл. 7)	0,932	0,941
скорость пара на выходе из рабочей решетки, <i>W</i> ₂	м/с	$W_2 = \psi \cdot W_{2t}$	167,217	185,693
Коэффициент потерь энергии в рабочей	-	$\zeta_2 = 1 - \psi^2$	0,1314	0,1145
Потери энергии в рабочей решетке, Δh_p	кДж/кг	$\Delta h_p = \zeta_2 \cdot \frac{W_{2t}^2}{2000}$	2,1145	2,2308
Абсолютная скорость пара за ступенью, <i>C</i> ₂ Тангенс угла	м/с	$C_{2} = U \cdot \sqrt{\frac{1 + \binom{W_{2}}{U}^{2}}{-2 \cdot \binom{W_{2}}{U} \cdot \cos \beta_{20}}}$	66,601	74,226
направления абсолютной скорости за ступенью, $tg\alpha_2$	-	$tg\alpha_2 = \frac{\sin\beta_{20}}{\cos\beta_{20} - \frac{U}{W_2}}$	48,69	3,717

Наименование	Единицы измерения	Расчетная формула	1 –я ступень	2 –я ступень
Угол направления		$\alpha_2 = arctg\alpha_2$		
абсолютной скорости	град.		88,823	74,944
за ступенью, α_2	_	$W_1 \cdot \cos \beta_1 + $		
Окружное усилие,		$R_u = G_0 \cdot \left(+ W_2 \cdot \cos \beta_{20} \right)$		
действующее на	Н		15700,7	17550,1
рабочие лопатки, <i>R</i> _u		$F_{2\pi} = \pi \cdot d \cdot l_2$		
Кольцевая площадь	M^2	$W_1 = W_1 \cdot \sin \beta_1$	0.364	0.405
рабочих лопаток, <i>F</i> _{2к}		$W_2 = W_2 \cdot \sin \beta_{22}$	0,201	0,100
Осевое усилие,		$R = G_0 \cdot (W_1 - W_2) +$		
действующее на	Н	$+ E + (P - P) \cdot 10^{6}$	2151,03	2239,48
рабочие лопатки, <i>R_a</i>		$1 I_{2\kappa} (I_1 I_2) I_0$		
Равнодействующая от	н	$\mathbf{P} = \sqrt{\mathbf{P}^2 + \mathbf{P}^2}$	15847 4	17602 /
окружного и осевого	11	$K = \sqrt{K_u + K_a}$	13047,4	17092,4
усилий, <i>R</i>				
Момент	M ³	$W_{\text{regreen}} = \left(\frac{B_2}{2}\right)^2 \cdot W_{\text{regreen}}$	$4,16 \cdot 10^{-7}$	4,16.10-7
сопротивления		$\left(\boldsymbol{B}_{2m} \right)$		
профиля рабочей			10 505	
	MHa	$\sigma = \frac{R \cdot l_2}{10^{-6}} \cdot 10^{-6}$	13,737	17,063
изгиоающее		$2 \cdot z_p \cdot e \cdot W_{_{MUH}}$		
попатке с		при $\sigma > < [\sigma]$ изменяется		
Jonarke, O		хорда e_2 , значения σ и		
		<i>R</i> _{<i>e</i>²} заново определяются		
	- ($h - C_2^2$		
Потери энергии с	кДж/кг	$\Delta n_s = /2000$	2,218	2,755
выходной скоростью,				
Δh_{e}	_	$\eta_{an} = 1 - \frac{\Delta n_c + \Delta n_p + \Delta n_e}{\frac{1}{2}}$	0 8658	0 8654
Относительный		h_{0T}	0,0050	0,0054
лопаточный КПД, η_{on}		$W_{1u} = W_1 \cdot \cos \beta_1$		
Относительный	-	$W_{2u} = W_2 \cdot \cos \beta_{20}$		
лопаточный КПД,		$\eta'_{01} = \frac{U \cdot (W_{1u} + W_{2u})}{(W_{1u} + W_{2u})}$	0,8661	0,8648
выраженный через		$h_{0T}^* \cdot 10^3$		
скорости, η'_{on}	0/2		0.0346	0 0603
Величина $\Delta \eta_{on}$	70	$\frac{ \eta_{_{o_{}}}-\eta_{_{o_{}}}' }{ }\cdot 100$, если	0,0340	0,0075
		$\eta_{\scriptscriptstyle on}$		
		$\Delta\eta_{\scriptscriptstyle OR}$ >1% , то ошибка в		
		расчетах		

Наименование	Единицы измерения	1 –я ступень	2 –я ступень	
Число Рейнольдса, <i>R</i> _{eu}	-	$P = U \cdot d$		
Коэффициент трения	-	$\kappa_{eu} = \frac{1}{2 \cdot \mu_{1n} \cdot v_1}$ Определяется по	7,4·10 ⁷	7,4·10 ⁷
диска, к _{то} Относительные		графику (рис.12)	4,5.10-4	4,5.10-4
потери энергии на трение диска, ζ_{mo}	-	$\zeta_{m\partial} = \kappa_{m\partial} \cdot \frac{d^2}{E} \cdot x_{\phi}^3$	0,0006	0,0004
Относительный внутренний КПД, выраженный через	-	$\eta_{oi} = \eta_{on} - \zeta_{m\partial}$	0,8652	0,865
Потери энергии на трение диска, Δh_{mo} Энтальпия пара за	кДж/кг	$\Delta h_{m\partial} = \zeta_{m\partial} \cdot h_{0T}^*$	0,0318	0,0237
конце действительного процесса расширения, точка 2, рис. 13), <i>h</i> ₂	кДж/кг	$h_2 = h_{2t} + \Delta h_p$	3108,18	3056,33
Температура пара за рабочей решеткой, t,	°C		322,01	295,6
Удельный объем пара за рабочей решеткой,	м ³ /кг	(рис.13 $)$ по h_{2} , p_{2} с использованием	0,4806	0,5703
<i>v</i> ₂ Энтропия пара за рабочей решеткой, <i>s</i> ₂	кДж/(кг [.] К)	h, s диаграммы или программы САТТ2, $s_2 = s_0(2cm)$	7,4797	7,489
Энтальпия пара за рабочей решеткой, определяющая	кДж/кг	$h_2' = h_2 + \Delta h_e + \Delta h_{m\partial}$	3110,43	3059,11
внутреннии теплоперепад (точка 2', рис. 13), h'_2				
Внутренний теплоперепал. <i>h</i> .	кДж/кг	$h_i = h_0^* - h_2'$	45,86	51,32
Относительный		$\eta'_{oi} = \frac{h_i}{h_{0T}^*}$	0,8653	0,865
внутренний КПД, η'_{oi} Величина $\Delta \eta_{oi}$	- %	$\Delta \eta_{oi} = rac{\left \eta_{oi} - \eta_{oi}' ight }{\eta_{oi}} \cdot 100, m e $ сли $\Delta \eta_{oi} > 1\%, m TO$	0,0116	0,00

Нанианораниа	Единицы	Decuerting themaying	1 —я	2 —я
Паименование	измерения	тасчетная формула	ступень	ступень
Внутренняя мощность, N _i		ошибка в расчетах		
	кВт	$N_i = G_0 \cdot h_i$	2384,72	2668,64

По полученным величинам в тепловых расчетах нерегулируемых одновенечных турбинных ступеней строятся процессы расширения пара в указанных ступенях в h, s – диаграмме для водяного пара (рис.13) и треугольники скоростей (рис.14), которые должны соответствовать расчетным данным. На рис.15 показаны геометрические характеристики одновенечной нерегулируемой ступени.



Рис. 13. Процессы расширения пара в нерегулируемых одновенечных ступенях



Рис.14. Треугольники скоростей одновенечных нерегулируемых ступеней



Рис.15. Геометрические характеристики одновенечной нерегулируемой ступени

Далее производится расчет для определения характеристик многоступенчатой турбины на номинальном режиме (коэффициента возвращенной теплоты, относительных КПД, электрической мощности).

2.3. Расчет характеристик многоступенчатой противодавленческой турбины

Коэффициент возвращенной теплоты

$$R = 1 + \frac{\sum_{i=1}^{l=2} h_{0T}^* - H_0^*}{H_0^*} = 1 + \frac{221.55 + 53.0 + 59.33 - 327.55}{327.55} = 1 + 0.02 = 1.02$$

Относительный внутренний КПД проточной части турбины

$$\eta_{0i}' = \frac{\sum_{i=1}^{i=z} h_i}{H_0^*} = \frac{177,765 + 45,86 + 51,32}{327,55} = 0,84$$

Относительный внутренний КПД турбины

$$\eta_{0i} = \frac{\sum_{i=1}^{i=z} h_i}{H_0} = \frac{177,765 + 45,86 + 51,32}{344,6} = 0,798$$

Внутренняя мощность турбины

$$N_i = N_{ip} + N_{i1} + N_{i2} = 9243,78 + 2384,72 + 2668,64 = 14297,14 \ \kappa Bm$$

Расчетный относительный эффективный КПД турбины

 $\eta_{oe} = \eta_{M} \cdot \eta_{oi} = 0,99 \cdot 0,798 = 0,79$

Расчетная электрическая номинальная мощность турбины

$$\begin{split} N_{_{3p}} &= \eta_{_{M}} \cdot \eta_{_{3e}} \cdot N_{_{i}} = 0,99 \cdot 0,97 \cdot 14297, 14 = 13729, 54 \ \kappa Bm \\ N_{_{3p}}' &= G_{_{0}} \cdot H_{_{0}} \cdot \eta_{_{oe}} \cdot \eta_{_{3e}} = 52 \cdot 344, 6 \cdot 0, 79 \cdot 0, 97 = 13731, 48 \ \kappa Bm \end{split}$$

Величина
$$\Delta N_{_{3p}} = \frac{\left|N_{_{3p}} - N'_{_{3p}}\right|}{N_{_{3p}}} \cdot 100 = \frac{\left|13729,54 - 13731.48\right|}{13729.54} \cdot 100 = 0,014\% < 1,0\%$$

Разница в результатах определения расчетной электрической номинальной мощности турбины лежит в рамках погрешности расчета.

Разница между заданной и расчетной электрической номинальной мощностью будет определяться следующей величиной:

$$\Delta N_{3} = \frac{\left|N_{3} - N_{3p}\right|}{N_{3}} \cdot 100 = \frac{\left|14000,00 - 13729,54\right|}{14000,00} \cdot 100 = 1,93\% < 5,0\%.$$

Полученная величина $\Delta N_3 = 1,93$ % не превышает значения погрешности инженерных расчетов.

Если $\Delta N_3 >5,0$ %, то производится корректировка расхода пара в турбине G_0 и, следовательно, размеров ее проточной части, т.е. длин сопловых и рабочих лопаток.

Предположим, что N_{эр}=13100 кВт, тогда:

$$\Delta N_{3} = \frac{\left|N_{3} - N_{3p}\right|}{N_{3}} \cdot 100 = \frac{\left|14000,00 - 13100,00\right|}{14000,00} \cdot 100 = 6,43 \% > 5,0 \%$$

Определяется расход пара, при котором мощность турбины будет 14000 кВт.

$$\frac{N_{3}}{N_{3p}} = \frac{G_{0} \cdot H_{0} \cdot \eta_{oe} \cdot \eta_{32}}{G_{0p} \cdot H_{0} \cdot \eta_{oe} \cdot \eta_{32}} = \frac{14000}{13100} = 1,07,$$

$$G_{0} = 1,07 \cdot G_{op} = 1,07 \cdot 52 = 55,64 \quad \kappa^{2}/c.$$

Уравнения неразрывности для выходных сечений решеток регулирующей ступени:

- сопловый аппарат:

 $G_0 \cdot v_{1t} = \mu_1 \cdot F_1 \cdot C_{1t}$

- первая рабочая решетка:

$$G_0 \cdot v_{2t} = \mu_2 \cdot F_2 \cdot W_{2t}$$

- направляющая решетка:

$$G_0 \cdot v'_{1t} = \mu'_1 \cdot F'_1 \cdot C'_{1t}$$

- вторая рабочая решетка:

$$G_0 \cdot v'_{2t} = \mu'_2 \cdot F'_2 \cdot W'_{2t}$$

Уравнения неразрывности для выходных сечений решеток нерегулируемых ступеней:

ieper ympyembix er ynenen

- первая ступень: $G_0 \cdot v_{1t} = \mu_1 \cdot F_1 \cdot C_{1t},$ $G_0 \cdot v_{2t} = \mu_2 \cdot F_2 \cdot W_{2t};$ - вторая ступень: $G_0 \cdot v_{1t} = \mu_1 \cdot F_1 \cdot C_{1t},$ $G_0 \cdot v_{2t} = \mu_2 \cdot F_2 \cdot W_{2t}.$

В процессе детального расчета регулирующей и двух нерегулируемых ступеней определены: средние диаметры ступеней d_p , $d_1=d_2=d$; длины сопловых, направляющих и рабочих лопаток l_1 , l'_1 , l_2 ; коэффициенты

расхода μ_1 , μ'_1 , μ_2 ; теоретические абсолютные и относительные скорости потока пара на выходе из сопловых, направляющей и рабочих решеток C1t, C'_{1t}, W_{2t}; выходные углы потоков пара из указанных решеток α_{13} , α'_1 , β_2 ; удельные объемы пара в выходных сечениях решеток v_{1t} , v'_{1t} , v_{2t} .

С учетом указанных величин уравнения неразрывности можно записать для регулирующей ступени:

 $G_{0} \cdot v_{1t} = \mu_{1} \cdot \pi \cdot d_{p} \cdot e \cdot l_{1} \cdot C_{1t} \cdot \sin \alpha_{1};$ $G_{0} \cdot v_{2t} = \mu_{2} \cdot \pi \cdot d_{p} \cdot e \cdot l_{2} \cdot W_{2t} \cdot \sin \beta_{2};$ $G_{0} \cdot v_{1t}' = \mu_{1}' \cdot \pi \cdot d_{p} \cdot e \cdot l_{1}' \cdot C_{1t}' \cdot \sin \alpha_{1}';$ $G_{0} \cdot v_{2t}' = \mu_{2}' \cdot \pi \cdot d_{p} \cdot e \cdot l_{2}' \cdot W_{2t}' \cdot \sin \beta_{2}';$

для первой нерегулируемой ступени:

$$G_0 \cdot v_{1t} = \mu_1 \cdot \pi \cdot d \quad \cdot l_1 \cdot C_{1t} \cdot \sin \alpha_1;$$

$$G_0 \cdot v_{2t} = \mu_2 \cdot \pi \cdot d \quad \cdot l_2 \cdot W_{2t} \cdot \sin \beta_2;$$

для второй нерегулируемой ступени:

 $G_0 \cdot v_{1t} = \mu_1 \cdot \pi \cdot d \quad \cdot l_1 \cdot C_{1t} \cdot \sin \alpha_1;$ $G_0 \cdot v_{2t} = \mu_2 \cdot \pi \cdot d \quad \cdot l_2 \cdot W_{2t} \cdot \sin \beta_2.$

Из этих уравнений следует, что при расходе пара G₀=55,64 кг/с

- длины лопаток регулирующей ступени будут:

$$\begin{split} l_1 &= l_{10p} \cdot \frac{G_0}{G_{0p}} = 0,061 \cdot 1,07 = 0,065 \ \ \text{\textit{M}}, \\ l_2 &= l_{2p} \cdot \frac{G_0}{G_{0p}} = 0,065 \cdot 1,07 = 0,070 \ \ \text{\textit{M}}, \\ l_1' &= l_{1p}' \cdot \frac{G_0}{G_{0p}} = 0,069 \cdot 1,07 = 0,074 \ \ \text{\textit{M}}, \\ l_2' &= l_{2p}' \cdot \frac{G_0}{G_{0p}} = 0,073 \cdot 1,07 = 0,078 \ \ \text{\textit{M}}; \end{split}$$

- длины лопаток первой нерегулируемой ступени будут:

$$\begin{split} l_1 &= l_{10p} \cdot \frac{G_0}{G_{0p}} = 0,1155 \cdot 1,07 = 0,1236 \quad \textit{\textit{M}}, \\ l_2 &= l_{2p} \cdot \frac{G_0}{G_{0p}} = 0,1190 \cdot 1,07 = 0,1273 \quad \textit{\textit{M}}; \end{split}$$

- длины лопаток второй нерегулируемой ступени будут:

$$l_{1} = l_{10p} \cdot \frac{G_{0}}{G_{0p}} = 0,1289 \cdot 1,07 = 0,1379 \quad \text{M},$$

$$l_{2} = l_{2p} \cdot \frac{G_{0}}{G_{0p}} = 0,1324 \cdot 1,07 = 0,1417 \quad \text{M}.$$

Обозначение	$\alpha_{\scriptscriptstyle 1\scriptscriptstyle 9}, \beta_{\scriptscriptstyle 2},$	$\alpha_0, \beta_1,$	$\alpha_{y}, \beta_{y},$	\overline{t}	M_{1i}, M_{2i}	6 , M	B_{m}, M	r, M	$f_{\star}M^2$	W_{mum}, M^3
	град.	град.	град.		11 / 21	<i>m '</i>	<i>m ′</i>	<i>m ′</i>	<i>J</i> ,	Mun m ·
C-90-09A	8÷11	70÷120	27÷33	0,72÷0,85	До 0,90	6,06·10 ⁻²	2,94·10 ⁻²	$0,028 \cdot 10^{-2}$	3,45·10 ⁻⁴	0,471.10-6
C-90-12A	10÷14	70-120	31÷36	0,72÷0,87	До 0,85	6,25·10 ⁻²	3,40.10-2	$0,032 \cdot 10^{-2}$	4,09·10 ⁻⁴	0,575.10-6
C-90-15A	13÷17	70÷120	36÷42	0,70÷0,85	До 0,85	5,15·10 ⁻²	3,08·10 ⁻²	0,04·10 ⁻²	3,3·10 ⁻⁴	0,45.10.6
C-90-18A	16÷20	70÷120	41÷46	0,70÷0,80	До 0,85	4,71·10 ⁻²	3,14·10 ⁻²	0,03·10 ⁻²	$2,72 \cdot 10^{-4}$	0,333.10.6
C-90-22A	20÷24	70÷120	41÷47	0,70÷0,80	До 0,90	4,5·10 ⁻²	3,13·10 ⁻²	0,032·10 ⁻²	2,35·10 ⁻⁴	0,265.10-6
C-90-27A	24-30	70÷120	45÷51	0,65÷0,75	До 0,90	4,5·10 ⁻²	3,28·10 ⁻²	0,027·10 ⁻²	2,03·10 ⁻⁴	0,195.10-6
C-90-33A	30÷36	70÷120	52÷58	0,62÷0,75	До 0,90	4,5·10 ⁻²	3,56·10 ⁻²	0,027·10 ⁻²	1,84·10 ⁻⁴	0,163.10.6
C-90-38A	35÷42	70÷120	56÷68	0,60÷0,73	До 0,90	4,5·10 ⁻²	4,0.10-2	0,03·10 ⁻²	$1,75 \cdot 10^{-4}$	0,141.10-6
C-55-15A	12÷18	45÷75	50÷56	0,72÷0,87	До 0,90	4,5·10 ⁻²	3,3·10 ⁻²	0,03·10 ⁻²	4,41·10 ⁻⁴	0,912.10-6
C-55-20A	17÷23	45÷75	62 ÷ 67	0,70÷0,85	До 0,90	4,15·10 ⁻²	3,5·10 ⁻²	0,02·10 ⁻²	2,15·10 ⁻⁴	0,275.10.6
C-45-25A	21÷28	35÷65	62 ÷ 67	0,60÷0,75	До 0,90	4,58·10 ⁻²	4,0.10 ⁻²	0,02·10 ⁻²	3,3·10 ⁻⁴	0,536.10-6
C-60-30A	27÷34	45÷85	67÷73	0,52÷0,70	До 0,90	3,46.10-2	3,3·10 ⁻²	0,02·10 ⁻²	1,49·10 ⁻⁴	0,154.10-6
C-65-20A	17÷23	45÷85	48÷55	0,60÷0,70	До 0,90	4,5·10 ⁻²	3,5·10 ⁻²	0,022·10 ⁻²	2,26·10 ⁻⁴	0,348.10-6
C-70-25A	22÷28	55÷90	53÷59	0,50÷0,67	До 0,90	4,5·10 ⁻²	3,6.10-2	0,026·10 ⁻²	1,89·10 ⁻⁴	0,235.10.6
С-90-12Б	10÷14	70÷120	32÷37	0,72÷0,87	0,85÷1,15	5,66·10 ⁻²	3,1.10-2	0,028·10 ⁻²	3,31·10 ⁻⁴	0,420.10.6
С-90-15Б	13÷17	70÷120	35÷41	0,70÷0,85	0,85÷1,15	5,2·10 ⁻²	4,0.10-2	0,03·10 ⁻²	3,21·10 ⁻⁴	0,413.10.6
C-90-12B	10÷14	70÷120	39÷43	0,58÷0,68	1,4÷1,8	4,09.10-2	2,67.10-2	0,02.10-2	2,3·10 ⁻⁴	0,324.10-6

Таблица 6. Характеристики профилей турбинных лопаток МЭИ.

Окончание табл.6

Обозналение	$\alpha_{\scriptscriptstyle 1\scriptscriptstyle 3}, \beta_{\scriptscriptstyle 2},$	$\alpha_0, \beta_1,$	$\alpha_{y}, \beta_{y},$	\overline{t}	M. M.	B M	Вм	r M	$f M^2$	$W M^3$
0005rid-territe	град.	град.	град.	ι	$111_{1t}, 111_{2t}$	o_m, m	D_m, m	<i>m</i> , <i>sw</i>	J , M	минт, ж
C-90-15B	13÷17	70÷120	38÷42	0,55÷0,65	1,4÷1,7	4,2·10 ⁻²	2,6.10-2	0,025·10 ⁻²	2,0.10 ⁻⁴	0,238.10-6
P-23-14A	12÷16	20÷30	77÷82	0,60÷0,75	До 0,95	2,59·10 ⁻²	$2,5\cdot10^{-2}$	$0,02 \cdot 10^{-2}$	$2,44\cdot10^{-4}$	0,39.10-6
P-26-17A	15÷19	23÷35	75÷81	0,60÷0,70	До 0,95	2,57·10 ⁻²	2,07·10 ⁻²	$0,02 \cdot 10^{-2}$	2,07·10 ⁻⁴	0,225.10-6
P-30-21A	19÷24	25÷40	77÷83	0,58÷0,68	До 0,90	2,56·10 ⁻²	$2,5\cdot10^{-2}$	$0,02 \cdot 10^{-2}$	$1,85 \cdot 10^{-4}$	0,234.10-6
P-35-25A	22÷28	30÷50	76÷82	0,55÷0,65	До 0,85	2,54·10 ⁻²	$2,5\cdot10^{-2}$	0,02.10-2	1,62·10 ⁻⁴	0,168-10-6
P-46-29A	25÷32	44÷60	75÷81	0,45÷0,58	До 0,85	2,56·10 ⁻²	2,5·10 ⁻²	0,015·10 ⁻²	$1,22.10^{-4}$	0,112.10-6
P-50-33A	30÷36	47÷65	75÷81	0,43÷0,55	До 0,85	2,56·10 ⁻²	2,5·10 ⁻²	0,017·10 ⁻²	$1,02.10^{-4}$	0,079.10-6
P-60-38A	35÷42	55÷75	72÷78	0,41÷0,51	До 0,85	2,61·10 ⁻²	2,5·10 ⁻²	0,02·10 ⁻²	0,76·10 ⁻⁴	0,035.10-6
Р-23-14Ак	12÷16	20÷30	75÷81	0,60÷0,75	До 0,95	2,59·10 ⁻²	2,5·10 ⁻²	0,02·10 ⁻²	2,35·10 ⁻⁴	0,331.10-6
Р-26-17Ак	15÷19	23÷45	75÷81	0,60÷0,70	До 0,95	2,57·10 ⁻²	$2,5\cdot10^{-2}$	0,02·10 ⁻²	1,81·10 ⁻⁴	0,165.10-6
Р-27-17Б	15÷19	23÷45	75÷81	0,57÷0,65	0,8÷1,15	2,54·10 ⁻²	2,5·10 ⁻²	$0,02 \cdot 10^{-2}$	2,06.10-4	0,296.10-6
Р27-17-Вк	15÷19	23÷45	75÷81	0,57÷0,68	0,85÷1,15	2,54·10 ⁻²	2,5·10 ⁻²	0,02·10 ⁻²	$1,79 \cdot 10^{-4}$	0,216.10-6
Р-30-21Б	19÷24	25÷40	81÷85	0,55÷0,65	0,85÷1,1	2,01·10 ⁻²	2,0·10 ⁻²	0,016·10 ⁻²	$1,11.10^{-4}$	0,101.10-6
Р-35-25Б	22÷28	30÷50	82÷87	0,55÷0,65	0,85÷1,1	$2.52 \cdot 10^{-2}$	2,5·10 ⁻²	0,02·10 ⁻²	1,51·10 ⁻⁴	0,159.10-6
P-21-18B	16÷20	19÷24	86÷89	0,60÷0,70	1,3÷1,6	2,0·10 ⁻²	2,0·10 ⁻²	0,016·10 ⁻²	$1.16 \cdot 10^{-4}$	0,142.10.6
P-25-22B	20÷24	23÷27	87÷90	0,54÷0,67	1,35÷1,6	2,0·10 ⁻²	2,0·10 ⁻²	0,016·10 ⁻²	0,99·10 ⁻⁴	0,100.10-6

Угол поворота	Отношение	
потока в	среднего диаметра	Формула
решетке,	к высоте лопатки,	$\psi(\mu) \wedge \beta(\Lambda \alpha') \overline{e} (\overline{e}')$
$\Deltaeta(\Deltalpha')$	λ	$\varphi(\varphi_n), \Delta \rho(\Delta \alpha_n), \sigma_2(\sigma_1)$
$\Delta \beta \leq 90^{\circ}$	$\lambda > 10$	$\psi = 0.9657 - 0.0031 \cdot \overline{e}_2$
$\Delta \beta \leq 90^{\circ}$	λ <10	$\psi = 0.9608 - 0.0045 \cdot \overline{e}_2$
$\Delta\beta = 105^\circ \div 91^\circ$	$\lambda > 10$	$\psi = 0.96 + 0.38 \cdot 10^{-3} (105 - \Delta\beta) -$
		$-(7,3\cdot10^{-3}-0,28\cdot10^{-3}\cdot(105-\Delta\beta))\cdot\bar{e}_2$
$\Delta\beta=105^{\circ}\div91^{\circ}$	λ <10	$\psi = 0.9562 + 0.2534 \cdot 10^{-3} (105 - \Delta\beta) -$
		$-(9,975 \cdot 10^{-3} - 0,3734 \cdot 10^{-3} \cdot (105 - \Delta\beta)) \cdot \bar{e}_2$
$\Lambda B - 130^{\circ} \pm 106^{\circ}$	1 10	$\psi = 0.955 + 0.2 \cdot 10^{-3} (130 - \Delta\beta) -$
$\Delta p = 150 \div 100$	$\lambda > 10$	$-(0,011-0,148\cdot10^{-3}\cdot(130-\Delta\beta))\cdot\bar{e}_{2}$
$\Delta\beta = 130^{\circ} \div 106^{\circ}$	2 < 10	$\psi = 0.9455 + 0.428 \cdot 10^{-3} (130 - \Delta \beta) - $
	$\lambda < 10$	$-(0,0128-0,114\cdot10^{-3}\cdot(130-\Delta\beta))\cdot\bar{e}_2$
$\Delta\beta = 145^\circ \div 131^\circ$	$\lambda > 10$	$\psi = 0.9505 + 0.3 \cdot 10^{-3} (145 - \Delta\beta) -$
		$-(0,015375-2,9175\cdot10^{-4}\cdot(145-\Delta\beta))\cdot\bar{e}_2$
1450 1210		$\psi = 0.9387 + 4.5333 \cdot 10^{-4} (145 - \Delta \beta) -$
$\Delta \beta = 145^{\circ} \div 131^{\circ}$	λ <10	$-(0,0183-3,65\cdot10^{-4}\cdot(145-\Delta\beta))\cdot\bar{e}_2$

Таблица 7. Определение коэффициента скорости $\psi(\psi_{\mu})$

ЗАКЛЮЧЕНИЕ

Курсовая работа должна включать расчетно-пояснительную записку и графическую часть.

Расчетно-пояснительная записка должна содержать:

1. Описание принятой конструкции турбины, её назначение, обоснование выбора основных узлов турбины, типы регулирующей и нерегулируемых ступеней.

2. Исходные данные для теплового расчета паровой многоступенчатой противодавленческой турбины.

3. Алгоритм и результаты предварительного теплового расчета паровой турбины.

4. Алгоритм и результаты детального теплового расчета регулирующей ступени.

5. Алгоритм и результаты детального теплового расчета нерегулируемых ступеней.

6. Расчет характеристик паровой многоступенчатой противодавленческой турбины.

7. Выводы по результатам курсовой работы.

8. Графические изображения в масштабе: предварительного процесса расширения пара в турбине, процессов расширения пара в регулирующей ступени, в нерегулируемых ступенях, входных и выходных треугольников скоростей регулирующей и нерегулируемых ступеней.

9. Изображения проточной части двухвенечной регулирующей ступени, геометрических характеристик одновенечной нерегулируемой ступени.

10. Объем расчетно-пояснительной записки вместе с таблицами, рисунками и графиками составляет 30-40 листов печатного текста.

Графическая часть включает два чертежа, выполненные на одном листе формат А-1карандашом или с использованием компьютерных технологий:

1. Продольный разрез турбины в масштабе 1:5, где показываются основные конструктивные узлы турбины (сопловые, рабочие лопатки турбинных ступеней, рабочие диски, диафрагмы, корпус, опорные и упорный подшипники, концевые и диафрагменные уплотнения, регулирующий клапан, валы турбины и электрогенератора с соединительной муфтой и др.). Чертеж должен быть без излишней деталировки, на нем приводятся основные размеры турбины.

2. Проточные части регулирующей и нерегулируемых ступеней изображаются в масштабе 1:1 или 1:2, вычерчиваются подробно, с нанесением всех их размеров, изображаются в правом верхнем углу листа.

БИБЛИОГРАФИЧЕСКИЙ СПИСОК

1. Нагнетатели и тепловые двигатели (раздел «Тепловые двигатели»): методические указания к курсовому проекту для студентов вечернего и заочного обучения/ сост. Н.И.Никольский, П.В.Луканин/ ЛТИ ЦБП.-Л.,1990.-50 с.

2. Источники и системы теплоснабжения предприятий: учебник под ред. В.М. Лебедева; М.: Изд-во УМЦ ЖДТ (Маршрут), 2013. - 384 с.

3. Проектирование одноцилиндровой конденсационной турбины [Электронный ресурс]: учебное пособие/ П.А.Щинников - Электрон. текстовые данные. -Новосибирск: Новосибирский государственный технический университет, 2013.— 83 с.

4. Тепловые двигатели для целлюлозно-бумажной промышленности (Теория и конструкция паровых турбин) - учебное пособие/ сост. П.В.Луканин, Т.Ю.Короткова /СПбГТУРП. СПб., 2010. – 197 с.

5. Расчет промежуточной ступени многоступенчатой паровой турбины: методические указания к расчетной работе №2 по дисциплине: «Тепловые двигатели и нагнетатели»/ сост. П.Н. Коновалов, Е.А. Логинова/ СПбГТУРП.- СПб., 2009.- 26 с.

6. Каталог энергетического оборудования -2010. Турбины и Дизели/ М.: «Копировальный центр «Галеон», 2010.- 420 с.

оглавление

Введение	3
1. Предварительный расчет паровой турбины	5
2. Детальный тепловой расчет проточной части многоступенчатой	
паровой турбины	13
2.1. Расчет двухвенечной регулирующей ступени	13
2.2. Расчет нерегулируемых ступеней	47
2.3. Расчет характеристик многоступенчатой противодавленческой	
турбины	60
Заключение	65
Библиографический список	67