Турбины ТЭС

СЛЮСАРСКИЙ К.В.

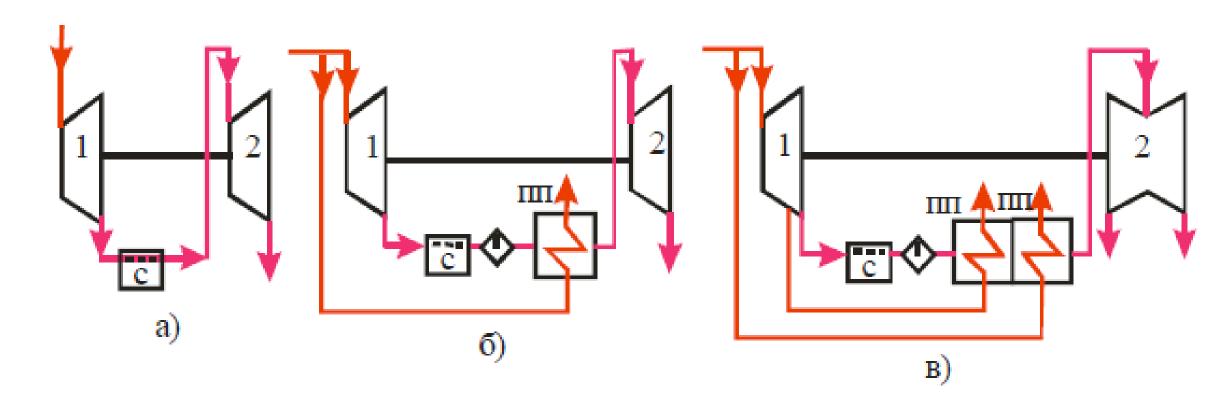
Рекомендованная литература

- 1. Беляев Л.А. ТУРБИНЫ ТЕПЛОВЫХ И АТОМНЫХ ЭЛЕКТРИЧЕСКИХ СТАНЦИЙ // 2009. Т.: Изд-во ТПУ. 142 с.
- 2. Турбины тепловых и атомных электрических станций: учебник / под ред. А. Г. Костюка, В. В. Фролова // 2-е изд., перераб. и доп. Москва: Изд-во МЭИ, 2001. 488 с.: ил. Библиогр.: с. 482-484. Предм. указ.: с. 484-488. ISBN 5-7046-0844-2.
- 3. Тепловые и атомные электростанции: Справочник / Под общ.ред.чл.-корр. РАН А.В. Клименко и проф. В.М. Зорина. 3-е изд., перераб. И доп. М.: Издательство МЭИ, 2003. 648 с.: ил.

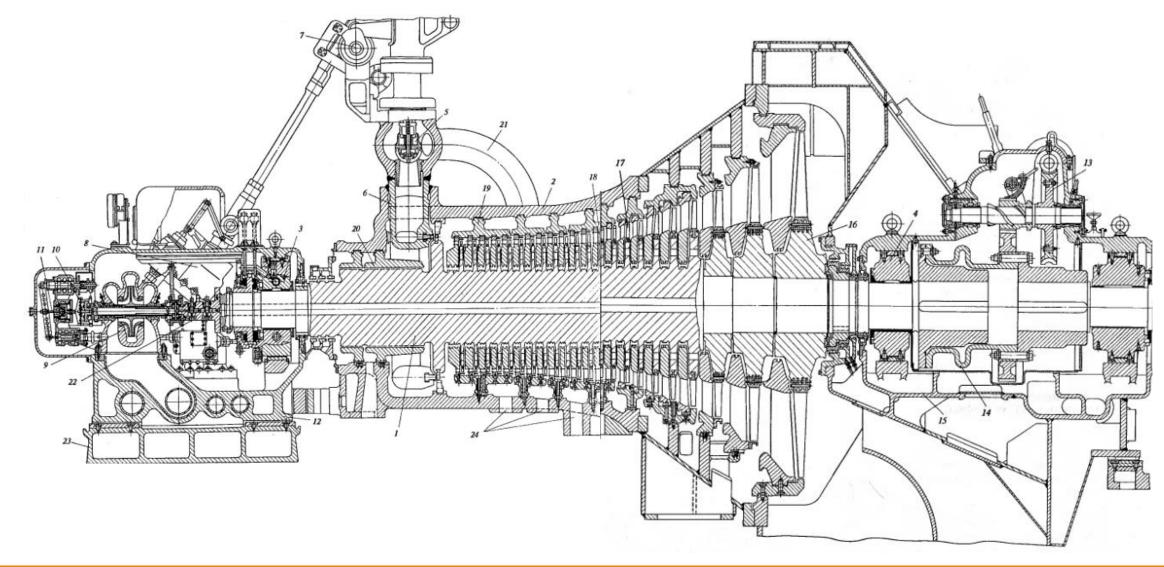
Основные показатели эффективности турбоустановки ТЭС

Наименование КПД	Относительный КПД	Абсолютный КПД	Мощность
Идеальной турбины	1	$\eta_{t} = \frac{H_{0}}{q_{TY}} = \frac{h_{0} - h_{\kappa t}}{h_{0} - h_{n\varepsilon}}$	$N_{\scriptscriptstyle 0} = GH_{\scriptscriptstyle 0}$
Внутренний	$\eta_{oi} = \frac{H_i}{H_0} = \frac{N_i}{N_0}$	$\eta_i = \frac{N_i}{Q_{TV}} = \eta_i \eta_{\sigma i}$	$N_{_{i}}=GH_{_{i}}=N_{_{0}}\eta_{_{oi}}$
Эффективный	$\eta_{oe} = \frac{N_e}{N_0} = \eta_{oi} \eta_{_M}$	$\eta_e = \frac{N_e}{Q_{TV}} = \eta_t \eta_{oe}$	$N_{_{\mathrm{e}}}=GH_{_{i}}\eta_{_{\mathrm{M}}}=N_{_{0}}\eta_{_{oe}}$
Электрический	$\eta_{o\flat} = \frac{N_{\flat}}{N_{0}} = \eta_{oi} \eta_{\scriptscriptstyle M} \eta_{\flat z}$	$\eta_{\mathfrak{s}} = \frac{N_{\mathfrak{s}}}{Q_{TV}} = \eta_{t} \eta_{o\mathfrak{s}}$	$N_{\mathfrak{z}}=GH_{0}\eta_{\mathit{oi}}\eta_{\scriptscriptstyle{M}}\eta_{\scriptscriptstyle{\mathfrak{z}\mathfrak{z}}}=N_{0}\eta_{\mathit{o\mathfrak{z}}}$

Принципиальные схемы АЭС с промежуточным перегревом пара



Конструкция турбины К-50



Основные уравнения движения пара в

ступени турбины

Уравнение адиабатного процесса:

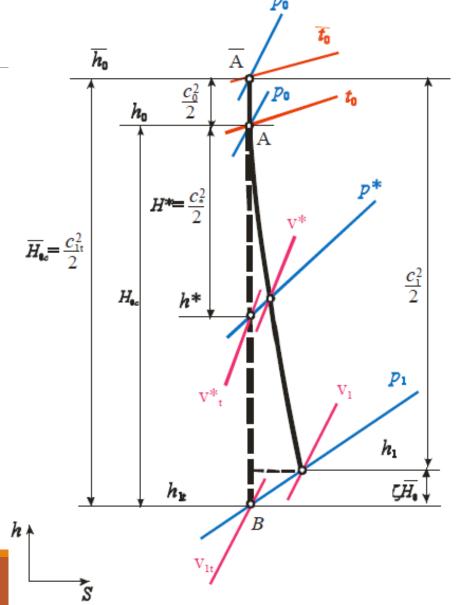
$$h = \frac{k}{k-1}p\nu + const \qquad p\nu_t^{\ k} = const$$

Уравнение неразрывности:

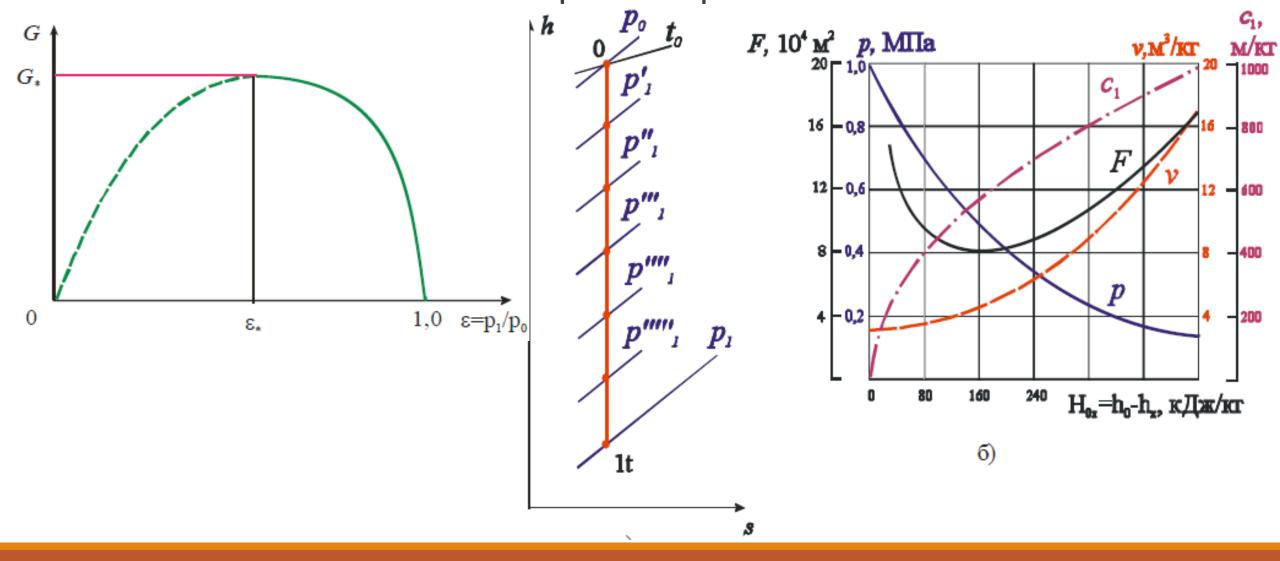
$$\frac{dF}{F} = \frac{dv}{v} - \frac{dc}{c} \qquad G = F \frac{w}{v} = const$$

Уравнение сохранения энергии потока:

$$h_1 + \frac{c_1^2}{2} = h_2 + \frac{c_2^2}{2} + L$$



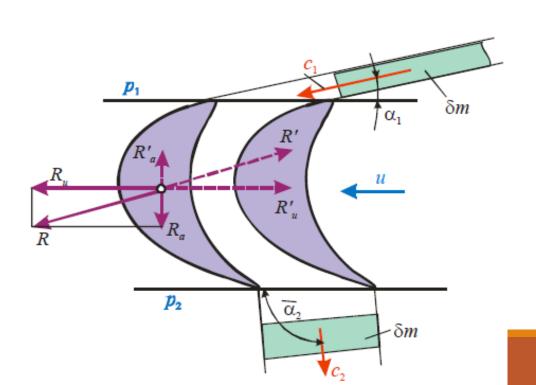
Изменение характеристик потока в зависимости от параметров сопла

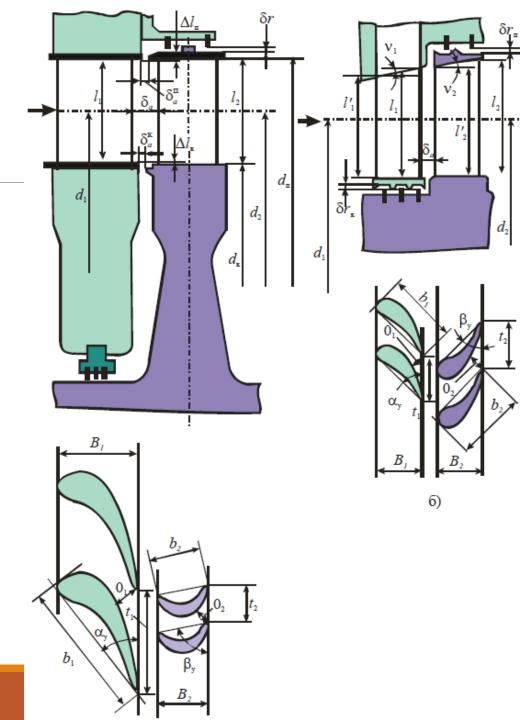


Турбинная ступень

В ступени турбины работа расширения пара преобразуется в кинетическую энергию потока, а последняя - в механическую энергию.

 $\rho = \frac{H_{0p}}{\overline{H}_{0c} + H_{0p}} = \frac{H_{0p}}{\overline{H}_{0}}$





Относительный внутренний КПД η_{0i} ; $\eta_{o,\pi}$

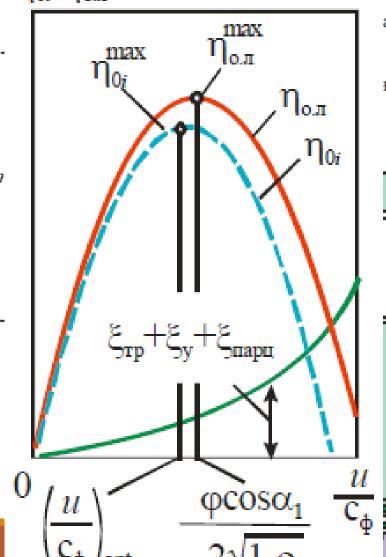
турбинной ступени

Основные потери в ступени:

- Потери на сопловых лопатках
- Потери на рабочих лопатках
- Потери с выходной скоростью

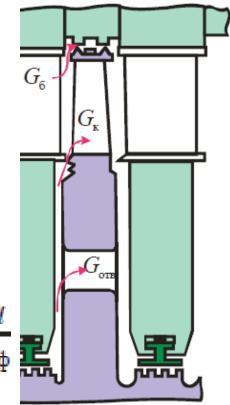
Дополнительные потери в ступени:

- потери от трения поверхности диска, барабана и лопаточного бандажа;
- потери от перетечек в ступени, когда часть пара проходит помимо одной из решеток ступени;
- потери от парциального подвода пара в ступени;
- потери от влажности, имеющие место в ступенях, процесс расширения в которых частично или полностью протекает в области влажного пара.



афрагма

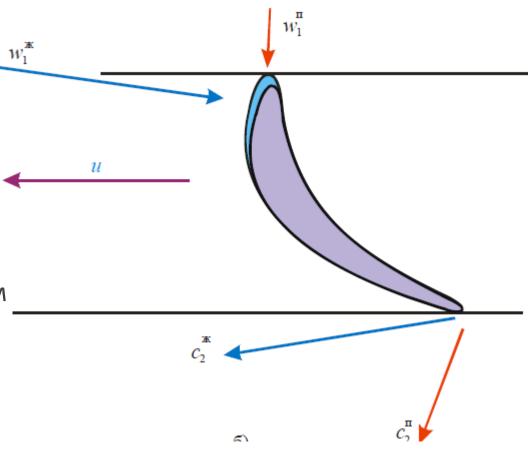
ICK



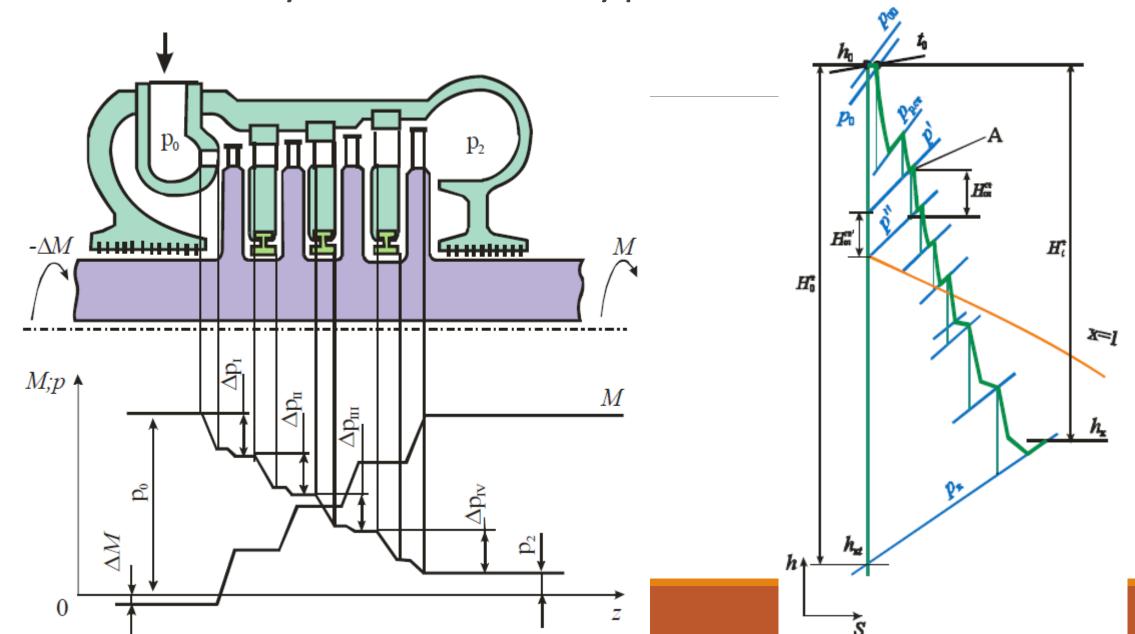
Потери от влажности

Потери энергии от влажности в турбинной ступени включают следующие основные составляющие:

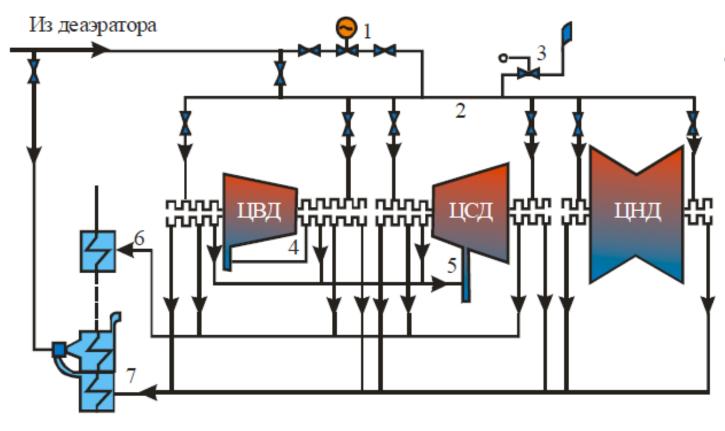
- 1) потери от удара капель влаги со стороны спинки рабочих лопаток как результат тормозящего действия частиц влаги на вращающийся ротор;
- 2) потери от разгона капель влаги паровым потоком трение на границе раздела фаз;
- 3) потери в пограничном слое, связанные с образованием жидкой пленки на поверхностях проточной части;
- 4) потери от увеличения размеров кромочного следа за счет дробления пленки при сходе ее с выходной кромки лопаток.

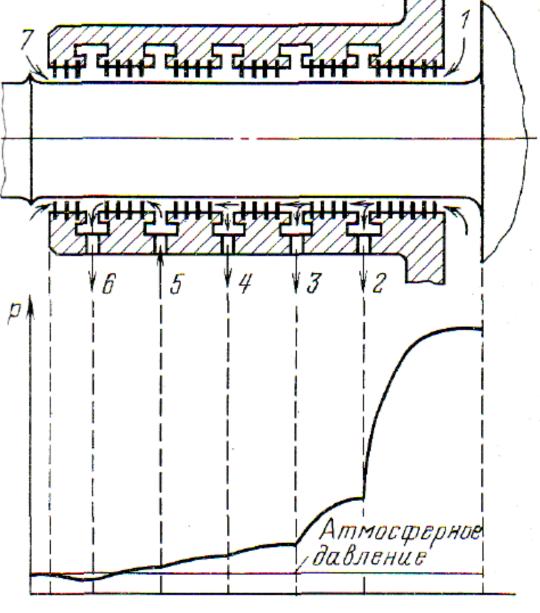


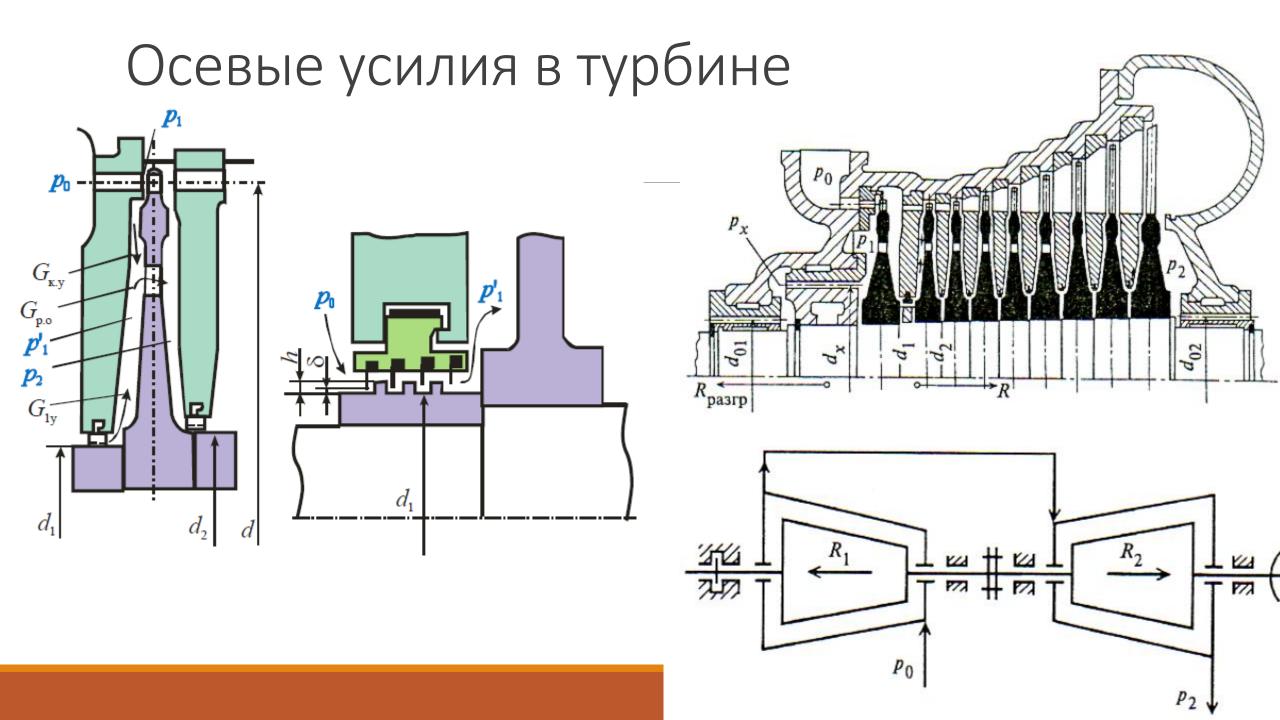
Многоступенчатые турбины



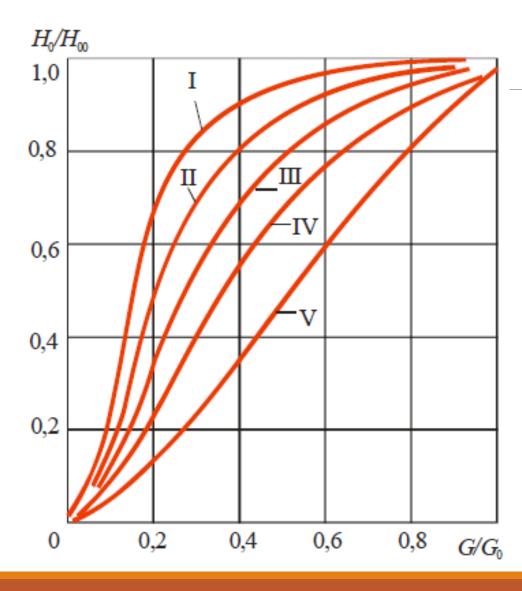
Уплотнения турбин







Переменный режим работы турбины

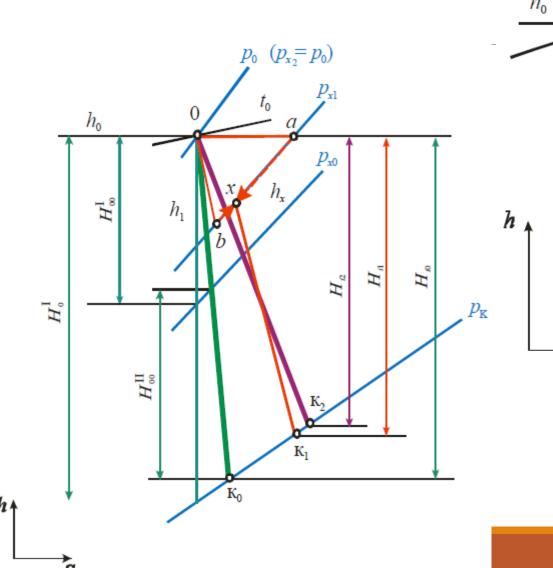


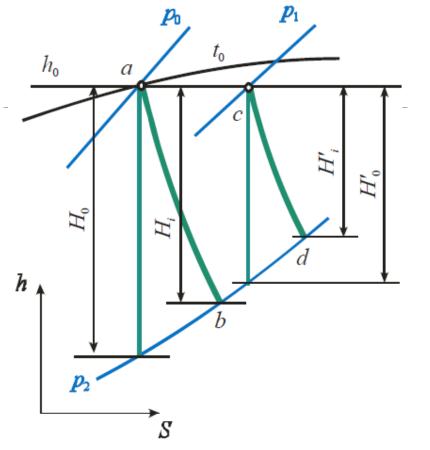
Зависимость давления, расхода и температуры пара для группы ступеней определяется формулой Стодолы-Флюгеля:

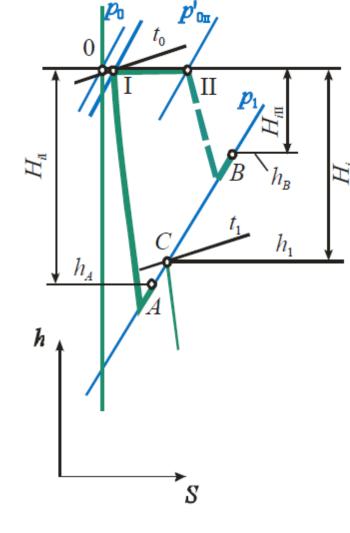
$$\frac{G}{G_0} = \sqrt{\frac{p_{01}^2 - p_{z1}^2}{p_{00}^2 - p_{z0}^2}} \sqrt{\frac{T_{00}}{T_{01}}} \qquad \frac{G}{G_0} = \frac{p_{01}}{p_{00}} \sqrt{\frac{T_{00}}{T_{01}}}$$

$$\frac{G}{G_0} = \frac{p_{01}}{p_{00}} \sqrt{\frac{T_{00}}{T_{01}}}$$

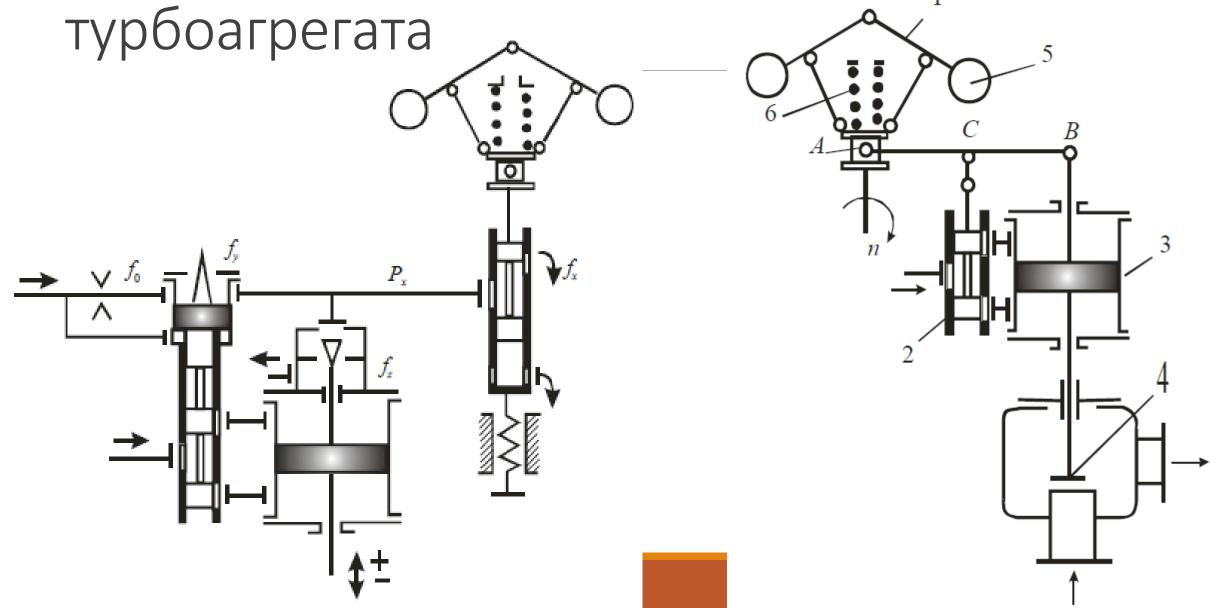
Дроссельное и сопловое регулирование

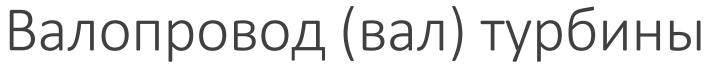




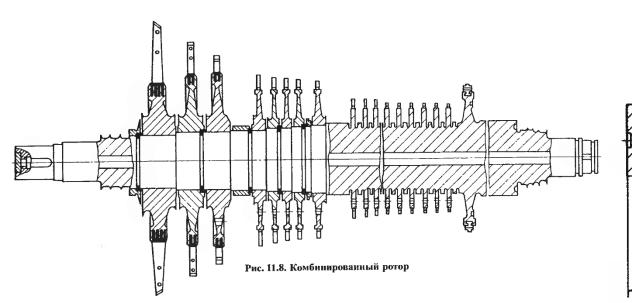


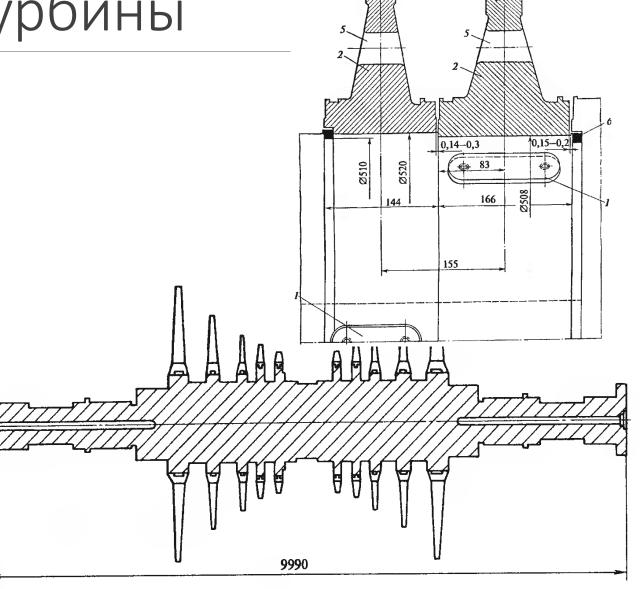
Регулирование частоты вращения





- 1. Сборный (ротор с насадными дисками).
 - 1. Сварные
 - 2. Со шпонками
- 2. Цельнокованный
- 3. Комбинированный

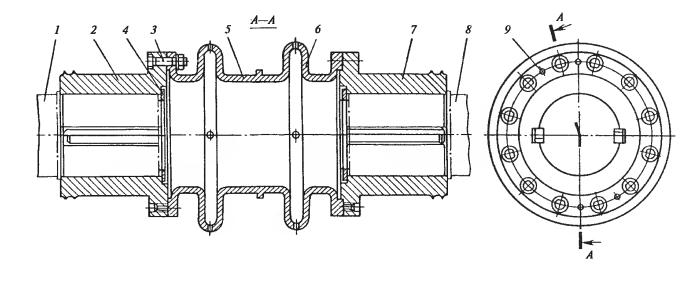




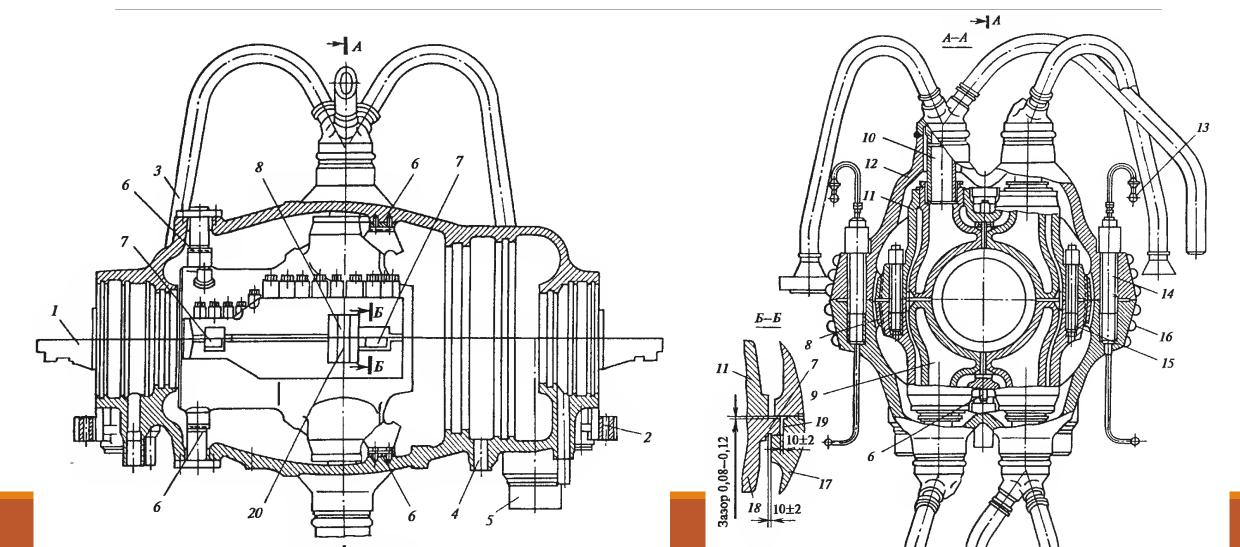
Муфты

Жесткая

Полужесткая

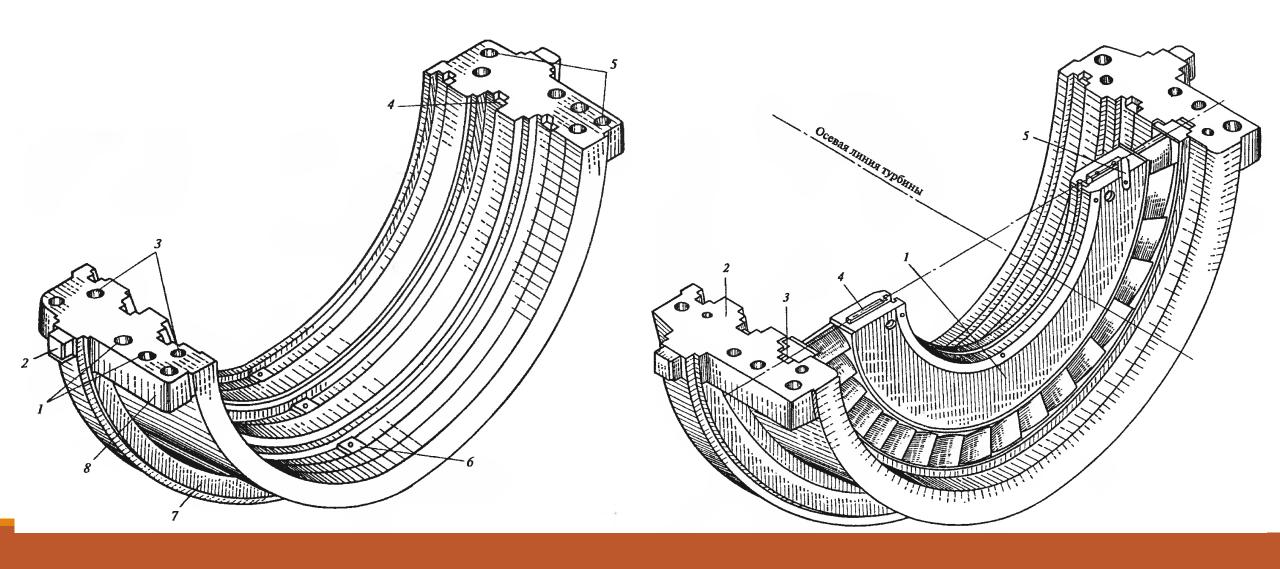


Статор турбины

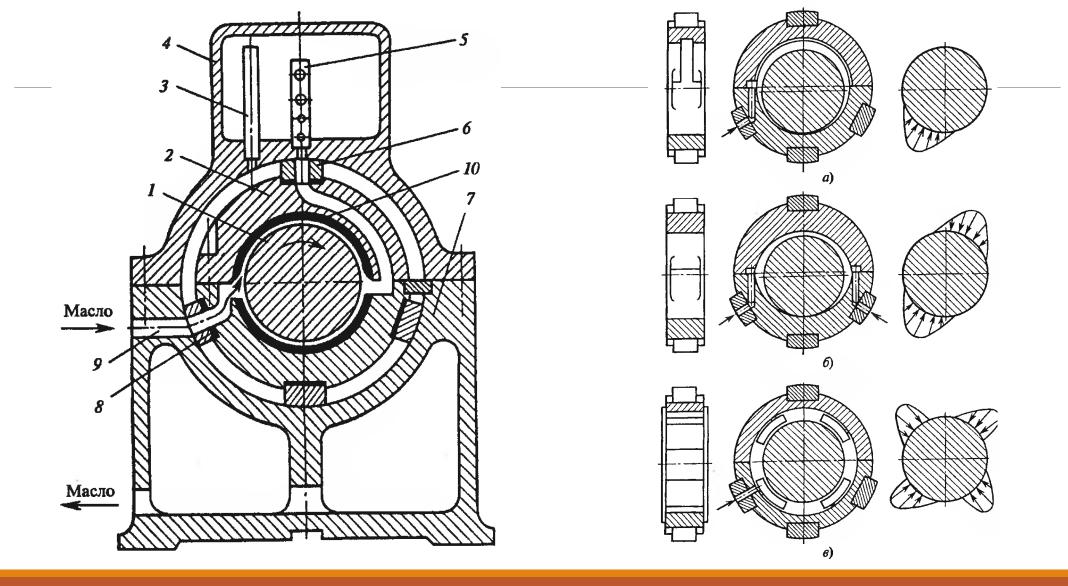


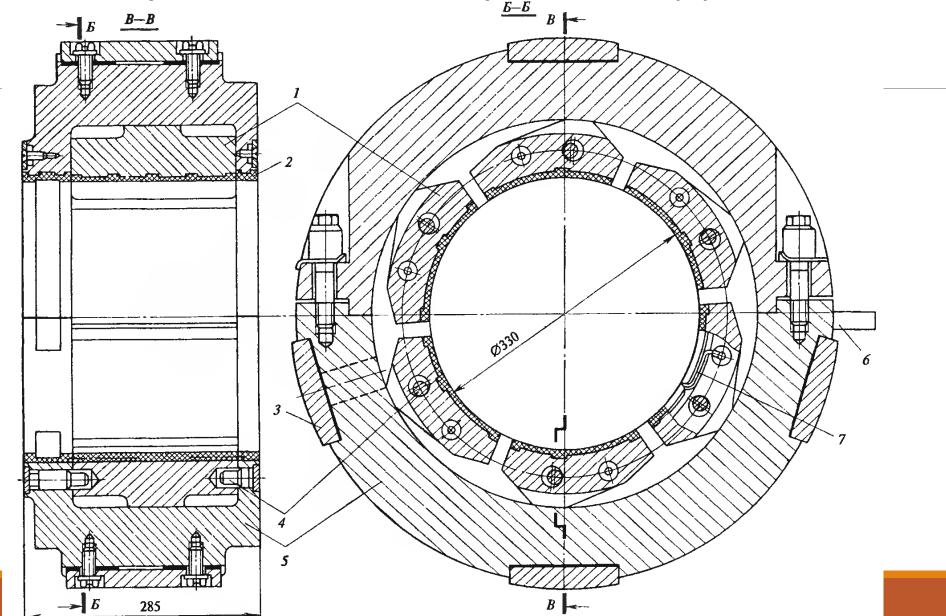
Статор (корпус) турбины Рис. 11.15. Установка внутреннего корпуса двухстенного цилиндра во впешнем корпусе: 1, 2 — внутренний и внешний корпуса; 3 — опорные лапки; 4 — окружная боковая шпонка; 5 — вертикальная центральная шпонка; 6 — направляющий паз всртикальной центральной шпонки; 7 — направляющий паз продольной шпонки

Установка обойм и диафрагм в турбине

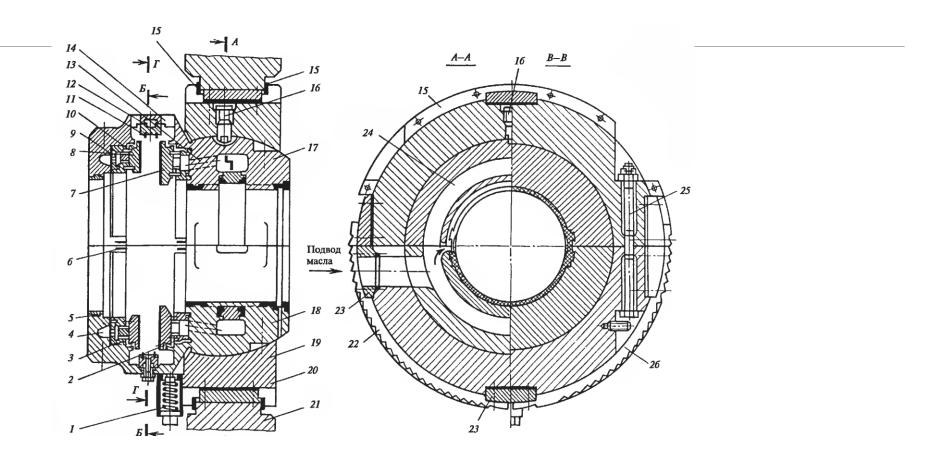


Подшипники турбин





Опорно-упорный подшипник



Спасибо за внимание!