# **Иркутский филиал**Московского государственного технического университета гражданской авиации



Дальность - 7 100 км, Количество пассажиров – 120, Длина – 35,9 м, Высота – 10,17 м, Двигатели - 4 × 4252 л.с.\_, Крейсерская скорость 510 км/ч

Ил-18 (первый полет в 1959 г., выпущено 719 самолетов)

COPYRIGHT ANTON HARISOV AIRLINERS.NET



В течение 1958—1959 гг. на самолётах Ил-18 было установлено 20 мировых рекордов дальности полёта и высоты с различной полезной нагрузкой.

Самолёты Ил-18 по причине своей экономичности, уровню комфорта и безопасности вызвали интерес на мировом рынке, поэтому многие зарубежные компании приобрели эти самолёты. Самолёт стал первым советским пассажирским самолётом, пользовавшимся широким спросом на мировом рынке: для 17 иностранных компаний было построено свыше 100 самолётов.





Большая часть катастроф ИЛ-18 зарубежных авиаперевозчиков связана с тем, что лайнер из-за его неприхотливости эксплуатировали в заведомо неблагоприятных условиях: низкое техническое обслуживание и диспетчерское сопровождение полетов, нарушались нормативы допустимой нагрузки и метеоусловий, при которых допустимы взлёт и посадка, ресурс необоснованно продляли, приближая к предельно допустимому

Один из самолётов Ил-18В был переоборудован для полётов в Антарктиду: в нассажирской кабине были установлены дополнительные топливные баки, что позволило довести запастоплива до 31 000 литров.



## **Тема 3. Общие сведения о содержании подготовки специалиста**

Практическое занятие 3 (4 часа)

Изучаемые вопросы:

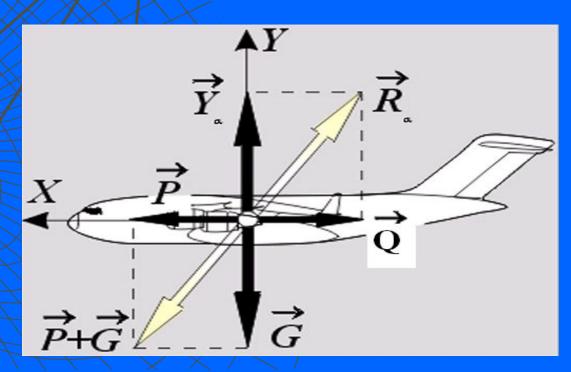
Авиационные двигатели и их системы управления Основы устройства силовых установок и их конструкция

Лектор – к.ф.м.н., доцент Кобзарь В.А.

#### Принцип полета самолета

$$P + Y = Q + G$$

- Р сила тяги двигателей,
- У подъемная сила
- Сила лобового сопротивления,
- **G** –вес самолета





Газотурбинные

Авиадвигатели

АД предназначены для создания необходимой для полета ВС тяги

Н.Е. Жуковский – работы по вихревой теории гребных винтов и осевых вентиляторов; В.М. Маковский теоретические работы по исследованию турбин; П.Д. Кузьминский - первая газовая турбина в металле (1900)

Турбореактивные (ТРД)

Поршневые

Турбовинтовые (ТВД) Двухконтурные турбовинтовые (ДТВД)

Турбовинтовентиляторные (ТВВД)

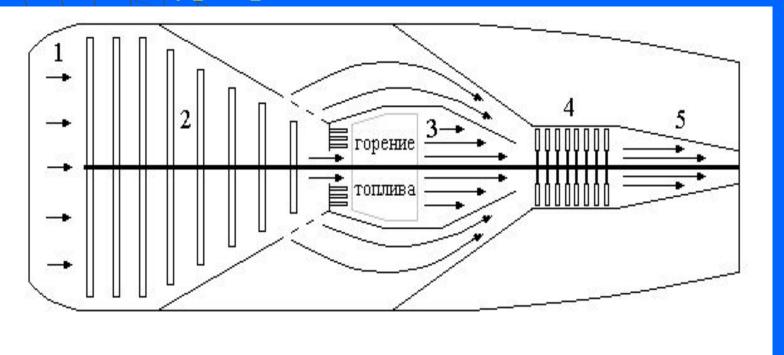
ПД -тепловая энергия сгоревшего в цилиндрах топлива (бензин) преобразуется в механическую энергию вращения вала двигателя, на котором установлен воздушный винт (ВВ), создающий тягу.

ГТД – двигатель, в котором тяга создается кинетической энергией истечения газов из сопла. Источником этой энергии является тепловая энергия сгоревшего топлива (керосин).



### Основы устройства силовых установок и их конструкция

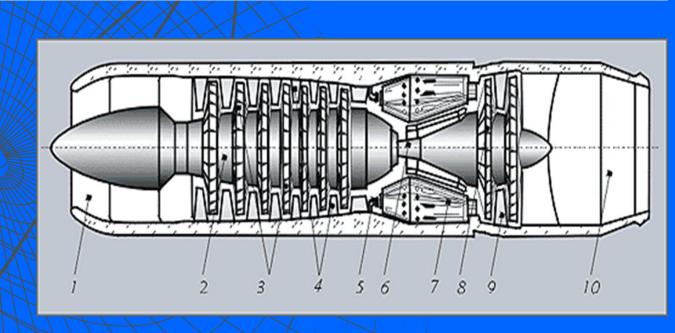
#### А. Турбореактивный двигатель



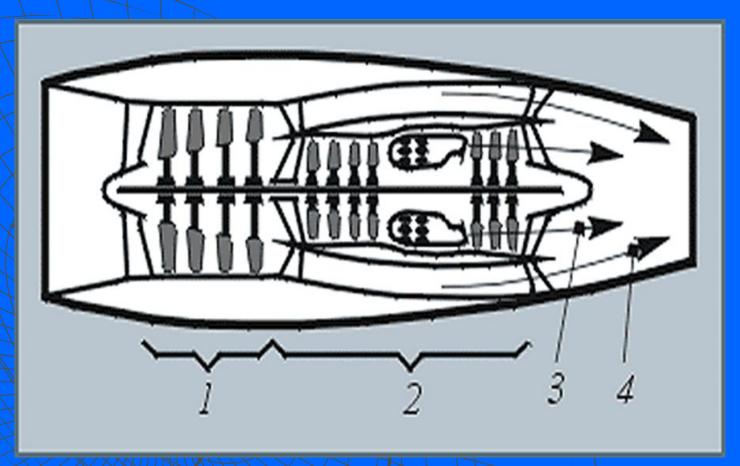
Воз. поток → входиос устройство 1 → компрессор 2 → сжатие → воздух 25÷30% → в камеру сторания 3 → (70÷75%) обтекает 3, охлаждая ее. Температура газов в 3 → ~2400К, после смешивания с охлаждающим воздухом - ~1300К. Смесь - 450÷500 м/с → на турбину 4 → энергия вращения турбины и компрессора → в сопло 5 выходного устройства → температура ~900К, а скорость → до 600÷700 м/с, в результате чего создается тяга

$$P_{\mathcal{I}\mathcal{B}} = m_{C\mathcal{B}\mathcal{K}}(W_C - V) + f_C(p_C - p_0)$$

- $P_{I\!\!I\!B}$  сила тяги двигателя, H;
- $m_{CEE}$  секундный расход воздуха и горючего (керосина) через двигатель, кг/с;
- $W_{\rm C}$  скорость истечения газов из сопла, м/с;
- V скорость полета, м/с;
- $f_c$  площадь среза сопла, м $^2$ ;
- $p_{c}$  давление на срезе сопла, Па;
- $p_{\it 0}$  давление окружающей среды, Па.
  - 1 вх. устройство,
  - 2 компрессор,
  - 3- рабочее колесо компрессора,
  - 4- спрямляющие лопатки,
  - 5- форсунки,
  - 6-вал отбора мощн,
  - 7- жаровые камеры,
  - 8- ротор турбины,
  - 9- спрямляющие
  - лопатки турбины,
  - 10- реактив сопло

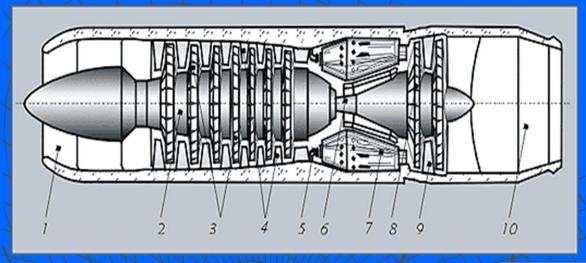


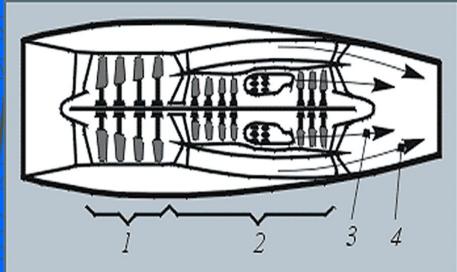
#### Б. Двухконтурный турбореактивный двигатель



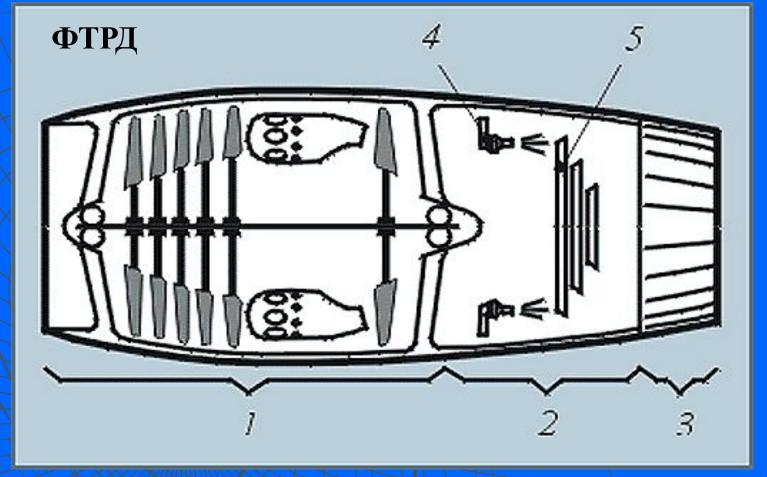
- 1-компрессор НД,
- 2- турбокомпрессор ВД,
- 3-газовый поток внутреннего контура,
- 4- газовый поток внешнего контура

Используя типовую схему газотурбинного двигателя и обобщенную схему двухконтурного двигателя самостоятельно изучить назначение и особенности конструкции основных элементов ТРД двигателя Д30КУ-154



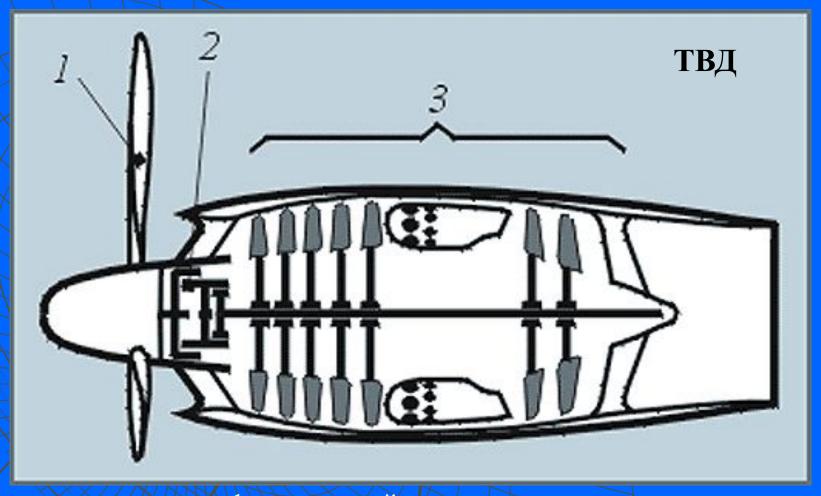


#### В. Форсажный турбореактивный двигатель



- 1- турбокомпрессор,
- 2-форсажная камера,
- 3- сопло,
- 4- форсунки,
- 5- стабилизаторы пламени

#### Г. Турбовинтовой двигатель



- 1- воздушный винт,
- 2- редуктор,
- 3- турбокомпрессор

#### Вариант 1

- 1. Как классифицируют авиационные двигатели? Почему авиадвигатели называют преобразователями? Поясните, что и во что преобразуют поршневые двигатели и ГТД?
- 1. Поясните в чем разница между ТРД и ФТРД. Почему на форсажном режиме происходит резкое увеличение тяги двигателя?

Вариант 2

- 1. Из каких основных элементов состоит ГТД и каково их назначение? Нарисуйте схематический рисунок ГТД.
- 2. Поясните принции создания тяги в ДТРД. Почему ВС, имеющее ДТРД эффективно и на дозвуковых и на сверхзвуковых скоростях?



- Авиационный двигатель преобразует энергию сгоревшего топлива в силу тяги
  - Силовая установка обеспечивает необходимую силу тяги ВС и отличается на дозвуковых и сверхзвуковых скоростях

#### Задание на самостоятельную работу

Прочитав конспект лекций ответить на следующие вопросы:

- 1. Как классифицируют авиационные двигатели? Почему авиадвигатели называют преобразователями? Поясните что и во что преобразуют ПД и ГТД?
- 2. Из каких основных элементов состоит ГТД и каково их назначение? Нарисуйте схематический рисунок ГТД.
- 3. Какие системы авиационного двигателя Вы знаете и каково их назначение?
- 4. Поясните в чем разница между ТРД и ФТРД. Почему на форсажном режиме происходит резкое увеличение тяги двигателя?
- 5. Сравните количество энергии выходных газов, которое отбирает турбина в ТРД и ТВД. На каких скоростях ВС предпочтительнее использовать ТВД?
- 6. Поясните принцип создания тяги в ДТРД. Почему ВС, имеющее ДТРД эффективно и на дозвуковых и на сверхзвуковых скоростях?