



РАЗДЕЛ 3

**ТЕХНИЧЕСКИЕ
ХАРАКТЕРИСТИКИ**

1/ Технические характеристики и ресурс двигателя	3-2
2/ Эксплуатационные ограничения	3-14
3/ Мощностные характеристики	3-15
4/ Диаграмма газораспределения	3-19

ТЕХНИЧЕСКИЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ И РЕСУРС ДВИГАТЕЛЯ

или двигателей:

- 332 базовый 4-цилиндровый двигатель
332A 4-цилиндровый двигатель с повышенным ресурсом
137A 6-цилиндровый двигатель без нагнетателя, с маслосистемой, позволяющей выполнять фигуры высшего пилотажа
137A3 6-цилиндровый двигатель без нагнетателя, с маслосистемой, позволяющей выполнять фигуры высшего пилотажа, заборное отверстие обращено против направления полета
337 базовый шестицилиндровый двигатель
337A 6-цилиндровый двигатель с повышенным ресурсом
337AK 6-цилиндровый двигатель с маслосистемой, позволяющей выполнять фигуры высшего пилотажа

направление вращения коленчатого вала: левое - против часовой стрелки
(со задней стороны двигателя)

дополнительное число винта - 1:1

M 332

M 137/M 337

иные данные

число цилиндров	4	6
диаметр цилиндра	105 мм	
шаг цилиндра	115 мм	
общий объем всех цилиндров	3,98 л	5,97 л
отношение сжатия		6,3:1

30. 4. 1993

M 332**M 137/M 337****Система газораспределения:**

Количество клап. на 1 цилиндр	1 клапан впуска, 1 клапан выпуска
Угол седла клапана впуска	120°
Угол седла клапана выпуска	90°
Зазор между регулир. винтом рычага и штоком клапана при холодном состоянии двигателя	0,25 мм клап. впуска 0,40 мм клап. выпуска

Система зажигания:

Прибор зажигания	Магнето	Магнето
Тип	LUN 2225	LUN 2221.13
Количество	2	2
Передаточное число	2:1	
Порядок зажигания	1-3-4-2	1-5-3-6-2-4
Опережение зажигания	7° до ВМТ	
Зазор между контактами прерывателя	0,25 ÷ 0,35 мм	
Свечи зажигания - тип	PAL L 22.62	
Количество на цилиндр	2	
Резьба свечи зажигания	M 12 × 1,25	
Зазор между электродами св.	0,4 ÷ 0,5 мм	

Топливная система

Тип топливной системы	Насос впрыска со встроенным подкачивающим насосом	
Тип насоса впрыска	LUN 5151.02	LUN 5150.01
Передаточное число	2:1	

НИЧЕСКОЕ ОПИСАНИЕ И РУКОВОДСТВО ПО ЭКСПЛУАТАЦИИ

M 332

M 137/M 337

улирующий клапан
ивного корректора
сунка впрыска топлива
ичество на двигатель
кировка топлив. форсунок
твественно давлению
(ытия)
пускная способность
ивного фильтра (макс.
мер засоряющих частиц)
овное положение рычага
тного корректора
ление масла на входе в
с впрыска, необходимое
его работы

705-1000

Yc-070

4

6

3,4 или 3,6 на юбке форсунки; на
двигателе должны быть установлены
форсунки с одинаковой маркировкой

0,03 мм

минус 2 деления от „N“

мин. 100 кПа

дление топлива

ницы эксплуат. режимов
омендуемое
нимальное давление
ксимальное давление

10 + 50 кПа

30 + 40 кПа

10 кПа

50 кПа

тема смазки

овной маслонасос
ичество ступеней
едаточное число
омогательный маслонасос
ичество ступеней
едаточное число

шестеренчатый

2; нагнетающая и откачивающая

2:1

шестеренчатый - откачивающий

1; откачивающая

1:1

30. 4. 1993



ТЕХНИЧЕСКИЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

M 332

M 137/M 337

Давление масла

Границы эксплуат. режимов	120 ÷ 450 кПа
Рабочее давление	350 ÷ 400 кПа
Максимальное давление	450 кПа
Минимальное давление масла на режиме малого газа	при температуре масла 60°C - 180 кПа при температуре масла 80°C - 120 кПа

Температура масла на входе

Минимальная для опробования двигателя	25°C
Границы эксплуат. режимов	40° ÷ 85°C
Рекомендуемая	40° ÷ 80°C
Максимально допустимая в течении не более 10 мин.	85°C
Минимальн. количество масла необходимое для циркуляции	5 л
	7 л

Температура головок цилиндр. (измеряется под свечей)

Границы эксплуат. режимов	70° ÷ 210°C
Рекомендуемая	140° ÷ 185°C
Максимальная при взлете	210°C в течении не более 5 мин
Минимальная при снижении	70°C

Охлаждение

Техника охлаждения	воздушным потоком
--------------------	-------------------

ТЕХНИЧЕСКОЕ ОПИСАНИЕ И РУКОВОДСТВО ПО ЭКСПЛУАТАЦИИ

M 332

M 137/M 337

Минимальный перепад давления охлаж. воздуха между передней и задней сторонами цилиндров на взлетном режиме

1,570 кПа

1,961 кПа

Нагнетатель

Нагнетатель

центробежный, расцепляемый

Передаточное число привода крыльчатки нагнетателя

1:7,4 - режим сцепления

1:1 - режим расцепления

Запуск

Стартер

электрический с червячной передачей и расцепляемым храповиком, у вариантов без нагнетателя с планетарной передачей

Электромотор стартера

LUN 2253 (M 332, M 337)

Направление вращения

левое (против часовой стрелки)

LUN 2254 (M 137)

Направление вращения

правое (по часовой стрелке)

Напряжение

28 В

Скорость вращения

6000 [об/мин]

Мощность

1,1 кВт

Передаточное число

111:1 (M 332, M 337)

129:1 (M 137)

Генератор

LUN 2111

Напряжение

28 В

Скорость вращения

4000 ÷ 6000 [об/мин]



ТЕХНИЧЕСКИЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

M 332 M 137/M 337

Мощность	600 Вт
Передаточное число	1 : 1,785
Регулятор напряжения	LUN 2141
Напряжение	28 В
Номинальная мощность	600 Вт
Максимальная мощность в течении не более 5 мин.	900 Вт
Пусковой зуммер	LUN 2231
Рабочее напряжение	24 + 28 В
Рабочий ток	1 +0,2 А (макс. продолжительность перегрузки не более 1 мин.)

Вес двигателя	M 332	M 137	M 337
Вес сухого двигателя со стандартным оборудованием	103 кг	141 кг	153 кг

На наружной поверхности крышки картера каждого двигателя прикреплена фирменная табличка, на которой указано обозначение модели, серийный номер и основные технические данные.

Ресурс двигателя:

Межремонтный ресурс двигателя M 337A/AK составляет 2000 часов рабочего времени, если двигатель эксплуатировался в нормальном режиме. При эксплуатации двигателя в режиме высшего пилотажа межремонтный ресурс двигателя M 337A/AK составляет 1400 часов. Ресурс может быть выработан полностью при условии соблюдения правил технического обслуживания и выполнения работ, изложенных в бюллетенях № M 337A/9b и M 337AK/4b после 1000 и 1500 часов налета.

Межремонтный ресурс двигателей M 332A и M 137A/A3 составляет 1000 часов рабочего времени.

При эксплуатации двигателя в режиме высшего пилотажа летное время надо умножить на 1,3.

ТЕХНИЧЕСКОЕ ОПИСАНИЕ И РУКОВОДСТВО ПО ЭКСПЛУАТАЦИИ

ТЕХНИЧЕСКИЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ ДВИГАТЕЛЯ М 332

Мощность, Обороты коленчатого вала, Давление наддува.

Режим работы двигателя		Взлетный (5 мин. макс.)	Номинальный	Крейсерский у земли	Малый газ
Мощность	кВт	103±2,5%	84,5±2,5%	73,5±2,5%	-
	л.с.	140±2,5%	115±2,5%	100±2,5%	-
[об/мин]		2700±50	2550±3%	2400±3%	500±600
Давление наддува	кПа	118 ^{+1/-2}	100±2	90±2	-
Нагнетатель		включен	отключен	отключен	отключен

В таблице приведены значения тормозной (эффективной) мощности, полученные при наземных испытаниях на стенде при соблюдении условий МСА и при условии, что давление торможения во всасывающей горловине нагнетателя составляет 2 кПа.

Двигатель не снабжен глушителем на выхлопе.

Часовой расход топлива и масла

Режим работы двигателя		Номинальный	Крейсерский
Топливо	л/час	34,5	28,6
Масло	л/час	0,4	-



ТЕХНИЧЕСКИЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ

Давление топлива и масла

Режим работы двигателя		Завышенные обороты	Взлетный	Номинальный	Крейсерский	Малый газ
[об/мин]		2 860	2 700	2 550	2 400	500÷600
Топливо	кПа	макс.50	макс.40	30-40	МИН.30	МИН.10
Масло	кПа	макс.450	макс.400	350÷400	МИН.350	МИН.120

Температура масла на входе

Режим работы двигателя		Эксплуат. диапазон 500÷2550 [об/мин]	Взлетный	Завышенные обороты	Опробование двигателя
Температура масла	°C	нормаль. 40÷80 макс. 85 в течении не более 10 мин.	макс. 85 не более 10 мин.	макс. 85	МИН. 25

Температура головок цилиндров

Режим работы двигателя		Нормальный эксплуат. диапазон	Взлет и набор высоты	Завышенные обороты	Снижение
Темпер. гол. цил.	°C	140÷185	макс. 210 в теч. не более 5 мин.	макс. 210	МИН. 70

В случае перегрева головки цилиндра или превышении макс. допустимого значения температуры масла раньше, чем это должно случиться, по инструкции необходимо изменить режим работы и снизить температуру до указанного по инструкции значения.

ТЕХНИЧЕСКИЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ ДВИГАТЕЛЯ М 137Мощность. Обороты коленчатого вала. Давление за дросс. заслонкой.

Режим работы двигателя		Взлетный (5 мин. макс.)	Номинальный	Крейсерский у земли	Малый газ
Мощность	кВт	132±2,5%	118,5±2,5%	103±2,5%	-
	л.с.	180±2,5%	160±2,5%	140±2,5%	-
[об/мин]		2750±3%	2680±3%	2580±3%	500+600
Давление	кПа	102±2	96±2	89±2	-

В таблице приведены значения тормозной (эффективной) мощности, полученные при наземных испытаниях на стенде при соблюдении условий МСА и при условии, что давление торможения всасываемого воздуха составляет 2 кПа.

Двигатель не снабжен глушителем на выхлопе.

Часовой расход топлива и масла

Режим работы двигателя		Номинальный	Крейсерский
Топливо	л/час	51,9	43,1
Масло	л/час	1,2	-

Давление топлива и масла

Режим работы двигателя		Завышенные обороты	Взлетный	Номинальный	Крейсерский	Малый газ
[об/мин]		2 860	2 750	2 680	2 580	500-600
Топливо	кПа	макс.50	макс.40	30-40	мин.30	мин.10
Масло	кПа	макс.450	макс.400	350-400	мин:350	мин.120

Температура масла на входе

Режим работы двигателя		Эксплуат. диапазон 500-2680 [об/мин]	Взлетный 2750 [об/мин]	Завышенные обороты 2680 [об/мин]	Опробование двигателя
Температура масла	°С	нормаль. 40+80 макс. 85 в течении не более 10 мин.	макс. 85 не более 10 мин.	макс. 85	мин. 25

Температура головок цилиндров

Режим работы двигателя		Нормальный эксплуат. диапазон	Взлет и набор высоты	Завышенные обороты	Снижение
Темпер. гол. цил.	°С	140+185	макс. 210 в теч. не более 5 мин.	макс. 210	мин. 70

В случае перегрева головки цилиндра или превышении макс. допустимого значения температуры масла раньше, чем это должно случиться, по инструкции необходимо изменить режим работы и снизить температуру до указанного по инструкции значения.

ТЕХНИЧЕСКИЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ ДВИГАТЕЛЯ М 337

Мощность. Обороты коленчатого вала. Давление наддува

РЕЖИМ РАБОТЫ ДВИГАТЕЛЯ		ВЗЛЕТНЫЙ (5 МИН. МАКС.)	НОМИНАЛЬНЫЙ	КРЕЙСЕРСКИЙ У ЗЕМЛИ	МАЛЫЙ ГАЗ
Мощность	кВт	154,5±2,5%	125±2,5%	103,5±2,5%	-
	л.с.	207±2,5%	168±2,5%	138±2,5%	-
[об/мин]		2750±30	2600±3%	2400±3%	500+600
Давление наддува	кПа	118 ^{+1/-2}	98±2	90±2	-
Нагнетатель		включен	отключен	отключен	отключен

В таблице приведены значения тормозной (эффективной) мощности, полученные при наземных испытаниях на стенде при соблюдении условий А и при условии, что давление торможения всасываемого воздуха является 2 кПа.

Двигатель не снабжен глушителем на выхлопе.

Часовой расход топлива и масла

РЕЖИМ РАБОТЫ ДВИГАТЕЛЯ		НОМИНАЛЬНЫЙ	КРЕЙСЕРСКИЙ
Топливо	л/час	51,7+56,4	40+42
Масло	л/час	0,2+1,8	0,19+1,16

30. 4. 1993

Давление топлива и масла

Режим работы двигателя		Завышенные обороты	Взлетный	Номинальный	Крейсерский	Малый газ
[об/мин]		2 860	2 750	2 600	2 400	500±60
Топливо	кПа	макс.50	макс.40	30±40	мин.30	мин.10
Масло	кПа	макс.450	макс.400	350±400	мин.350	мин.12

Температура масла на входе

Режим работы двигателя		Эксплуат. диапазон 500±2600 [об/мин]	Взлетный 2750 [об/мин]	Завышенные обороты 2680±3025 [об/мин]	Опробование двигателя
Температура масла	°C	нормаль. 40±80 макс. 85 в течении не более 10 мин.	макс. 85 не более 10 мин.	макс. 85	мин. 25

Температура головок цилиндров

Режим работы двигателя		Нормальный эксплуат. диапазон	Взлет и набор высоты	Завышенные обороты	Снижение
Темпер. гол. цил.	°C	140±185	макс. 210 в теч. не более 5 мин.	макс. 210	мин. 70

В случае перегрева головки цилиндра или превышении макс. допустимого значения температуры масла раньше, чем это должно случиться, по инструкции необходимо изменить режим работы и снизить температуру до указанного по инструкции значения.

РЕСУРСЫ И СРОКИ СЛУЖБЫ:

с двигатель до первого капитального ремонта (КР) и межремонтный ресурс назначаются в зависимости от характера летной эксплуатации (спортивный, туристический или учебно-пилотажный самолет) и типа применяемого моторного масла.

при работе на масле без присадок, напр. МС 20, двигателю установлены ресурсы до первого капитального ремонта и межремонтный ресурс - 800 летных часов при условии, что двигатель эксплуатируется в нормальном режиме полета, т.е. без выполнения фигур сложного и высшего пилотажа.

при летной эксплуатации двигателя в режиме сложного и высшего пилотажа ресурсы до первого капитального ремонта и межремонтный ресурс сокращаются на 600 летных часов.

Выработка полного ресурса (800/600 л.ч.) обусловлена произведением технического осмотра и частичного ремонта двигателя после наработки половины ресурса, т.е. после $400/300 \pm 50$ л.ч. (см. РАЗДЕЛ 6).

при работе на маслах с присадками, которые увеличивают смазочные качества масел (см. РАЗДЕЛ 4) как напр. AEROSHELL W 100, т.е. кроме масла МС 20, двигателю установлены ресурсы до первого капитального ремонта и межремонтный ресурс -2000 л.ч. при условии, что двигатель эксплуатируется в нормальном режиме полета, т.е. без выполнения фигур сложного и высшего пилотажа.

при летной эксплуатации двигателя в режиме сложного и высшего пилотажа ресурсы до первого капитального ремонта и межремонтный ресурс сокращаются на 1400 летных часов.

ресурс может быть выработан полностью при условии соблюдения правил технического обслуживания и выполнения работ, изложенных бюллетенях № M 337A/9b и M 337AK/4b после налета 1000 и 1500 л.ч.

работка полного ресурса без досрочного съема двигателя с самолета одновременно обеспечение высокого уровня надежности обусловлено:

при эксплуатации на песчаных аэродромах и в запыленных районах установкой фильтра (напр. JIPA 250x80, Renault R8, FRAM CA-144PL) входное устройство нагнетателя, обеспечивающего надежную чистку воздуха, поступающего в двигатель, от пыли, песка и посторонних предметов во время руления, взлета и посадки самолета.

30. 4. 1993

- соблюдением правил технической и летной эксплуатации согласно действующей документацией.
- своевременным выполнением работ предусмотренных регламентом технического обслуживания с устранением выявленных неисправностей, выполнением разовых проверок, доработок по бюллетеням завода-изготовителя и указаний органов государственного авианадзора.
- ограничением календарного срока службы до очередного капитального ремонта на 15 лет, по возможности без больших перерывов в эксплуатации в течение года из за опасности поражения коррозией деталей внутри двигателя. В противном случае, после истечения календарного срока службы 15 лет, необходимо пригласить механика завода-изготовителя для произведения осмотра двигателя и выявления его технического состояния. В зависимости от результатов осмотра будет при удовлетворительном техническом состоянии двигателя разрешена дальнейшая его эксплуатация до выработки межремонтного ресурса.

Количество капитальных ремонтов и назначенный ресурс двигателя строго ограничены. Наработкой 6000 л.ч. ограничен ресурс (долговечность) ниже указанных деталей:

картер двигателя
коленчатый вал
шатун с крыльцом
поршень
клапан выпуска
распределительный вал

В мере накопления опыта эксплуатации и ремонта, а также после недрения возможных модификаций узлов и деталей двигателя ресурсы сроки службы могут быть изменены.

СПЛУАТАЦИОННЫЕ ОГРАНИЧЕНИЯ

максимально допустимое число оборотов в мин. при забросе оборотов:
60 [об/мин] в течение не более 30 секунд при давлении наддува не более
5 кПа (у моделей М 332/337 нагнетатель отключен).

максимальное число оборотов в мин. при забросе оборотов:
25 [об/мин] в течение не более 1 секунды при давлении наддува
не более 100 кПа (у моделей М 332/337 нагнетатель отключен).

допустимое время непрерывной работы двигателя в мин. на:

максимальном взлетном режиме 5

(у моделей М 332/337 нагнетатель включен)

номинальном режиме Неограничено

рейсерском режиме Неограничено

галом газе Неограничено

в случае непредвиденных обстоятельств допустимое время непрерывной работы двигателя на максимальном взлетном - 10 мин. при соблюдении следующих условий:

значение эксплуатационных параметров двигателя не превысит эксплуатационные ограничения

аварийное включение максимального взлетного режима должно фиксироваться в формуляре двигателя.

о метеорологическим условиям:

температура наружного воздуха у земли $\pm 40^{\circ}\text{C}$

относительная влажность воздуха 35 ÷ 95 %

до высоты 5000 м МСА

о перегрузкам и режимам полета :

максимально допустимая эксплуатационная перегрузка для двигателя составляет $n_y = +6g$
 $-3,5g$

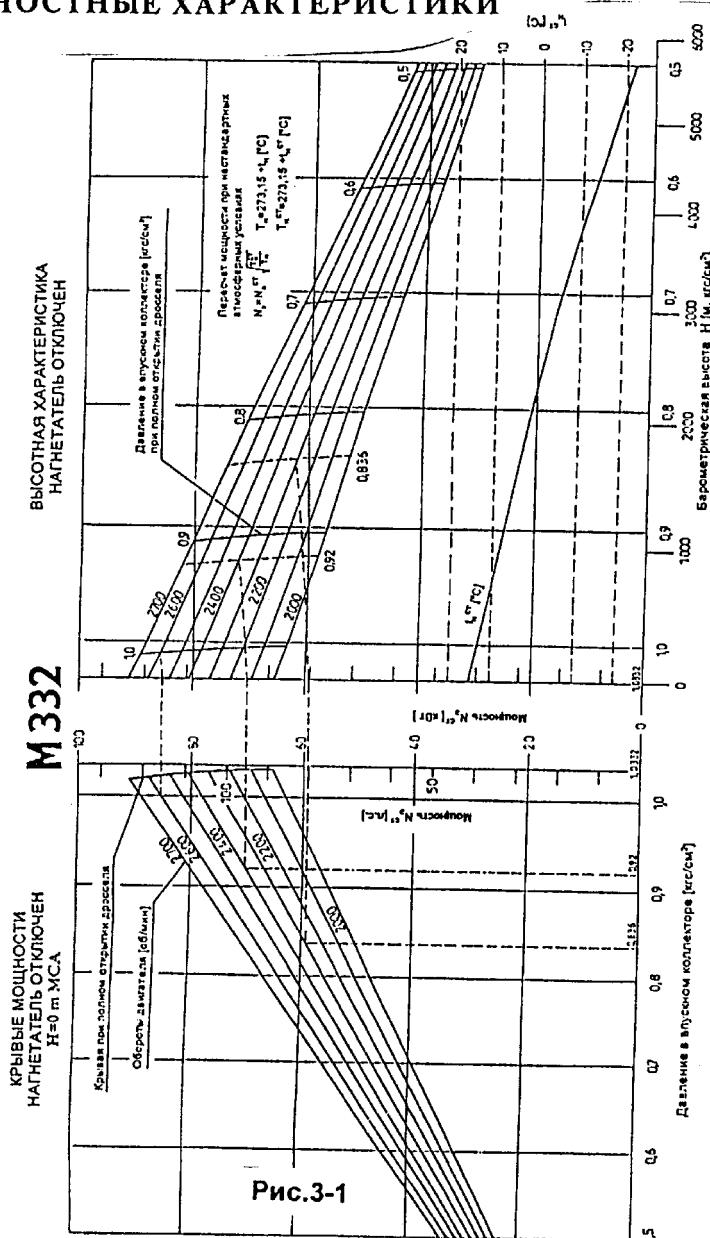
макс. допустимое эксплуатационное значение суммарной угловой

скорости $\Omega_{\Sigma} = 2 \text{ рад/сек}$

при соблюдении выше указанных ограничений можно со всеми моделями двигателей ряда М 332, М137, М337, которые имеют разработанную маслосистему, выполнять все фигуры сложного высшего пилотажа за исключением фиксированной бочки.

30. 4. 1993

4. МОЩНОСТНЫЕ ХАРАКТЕРИСТИКИ



30. 4. 1993

3-17

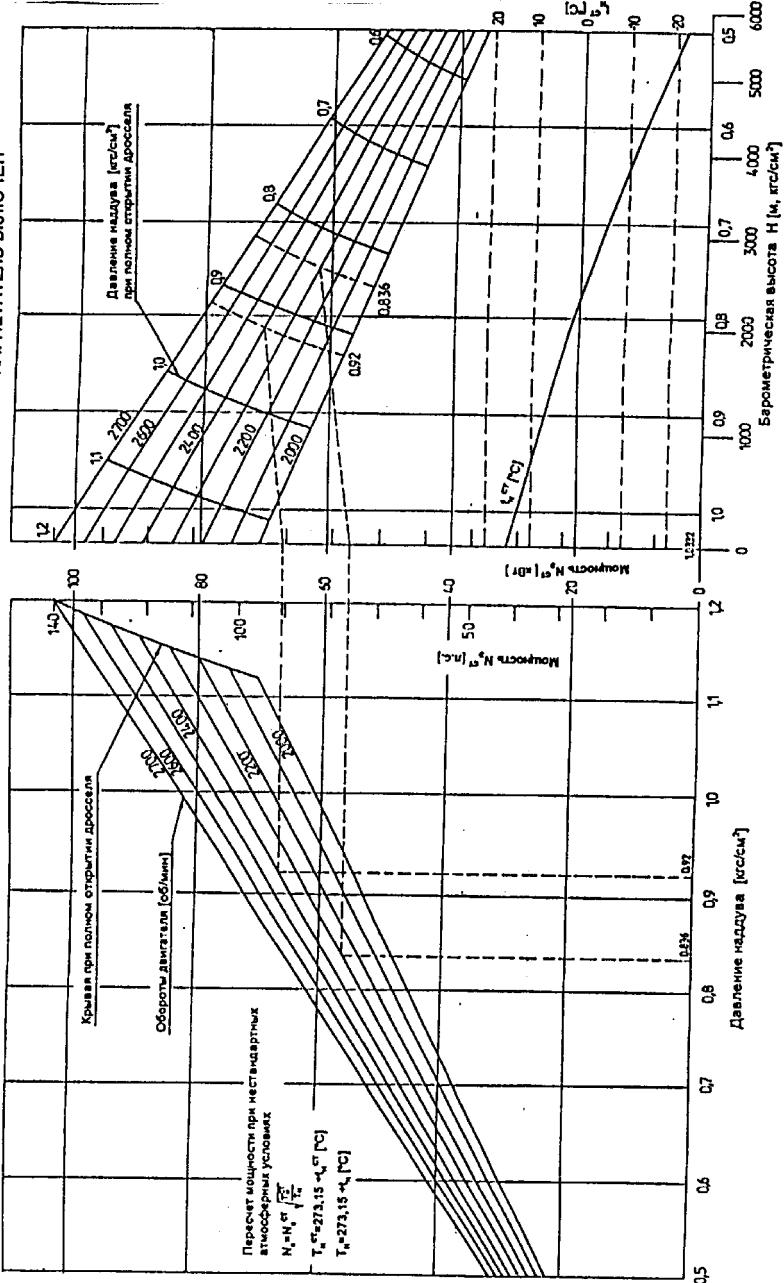


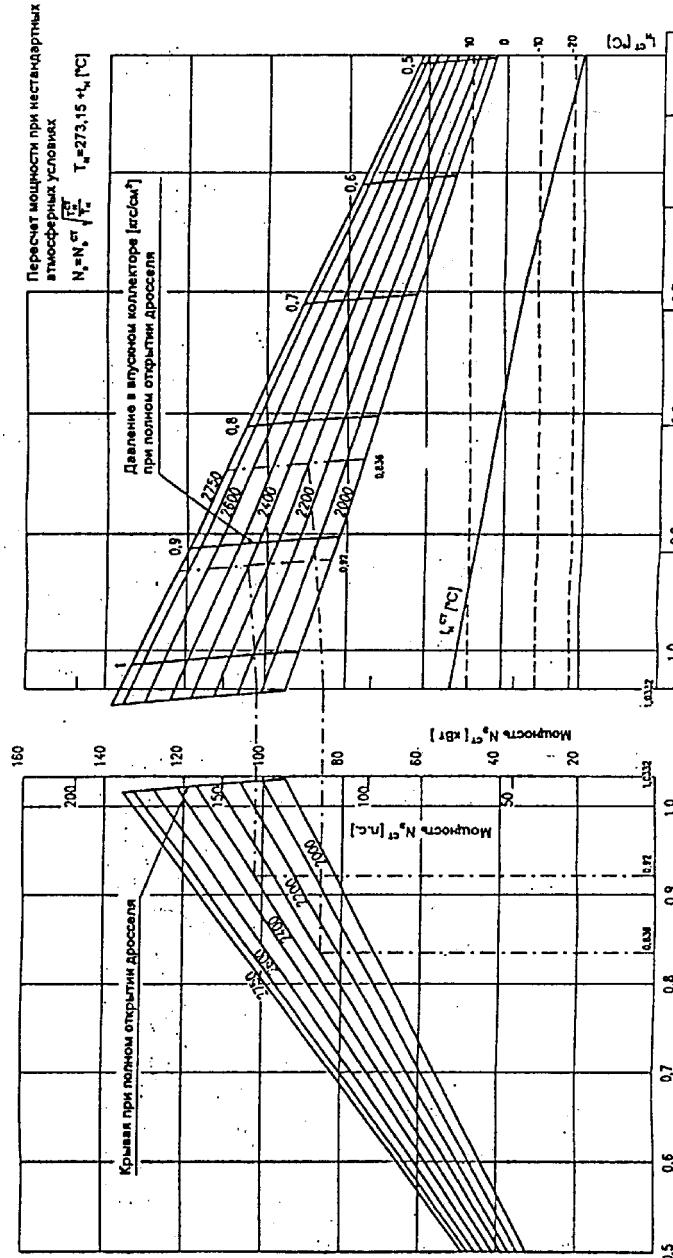
Рис.3-2

30. 4. 1993

M 137, M 337

**ВЫСОТНАЯ ХАРАКТЕРИСТИКА
НАГНЕТАТЕЛЬ ОТКЛЮЧЕН**

**КРЫВЫЕ МОЩНОСТИ
НАГНЕТАТЕЛЬ ОТКЛЮЧЕН
H=0 m MCA**

**Рис.3-3**

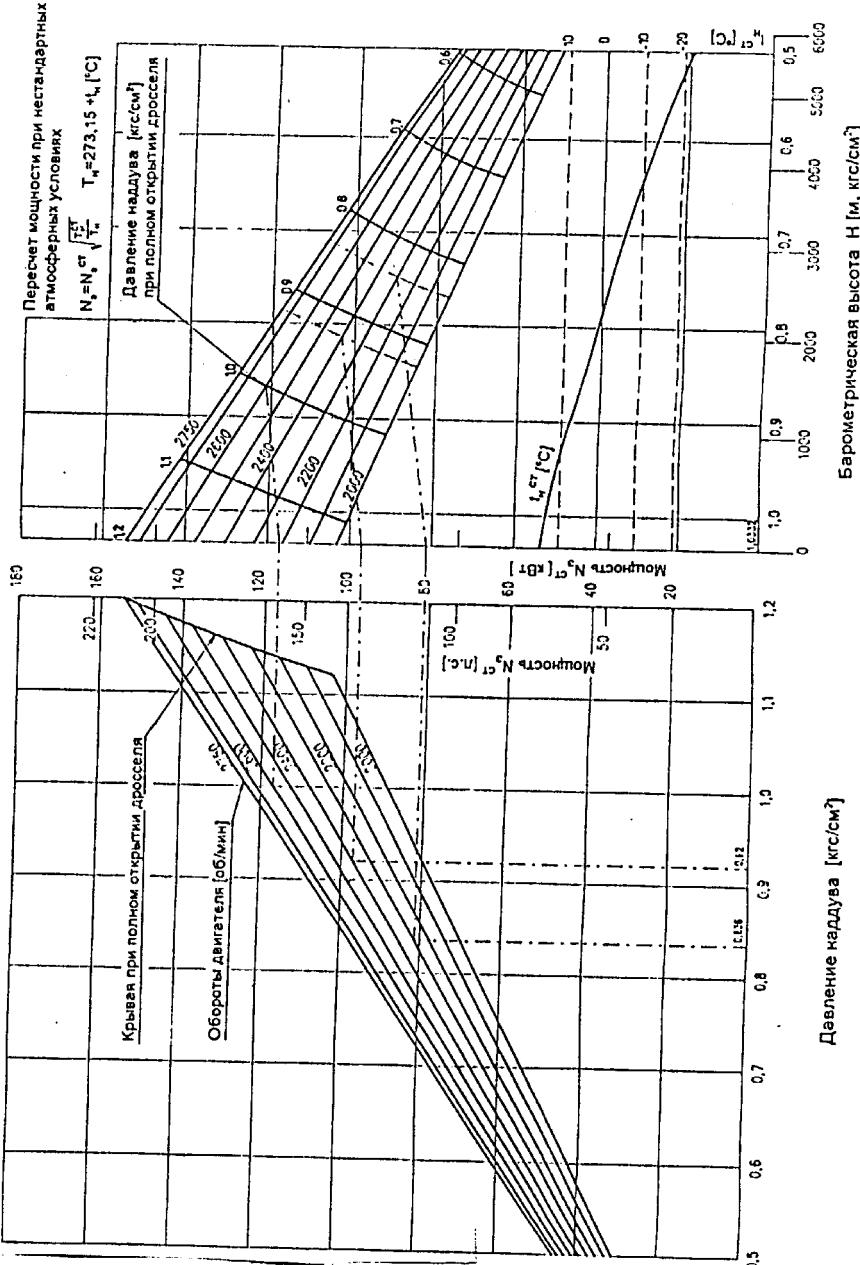
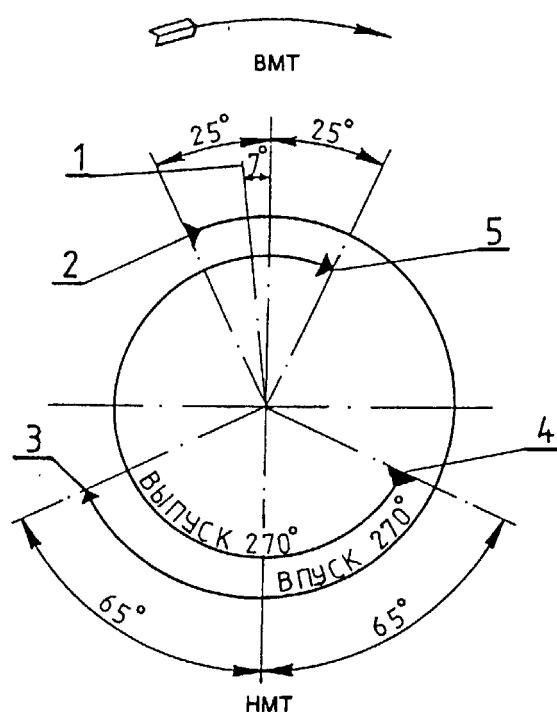


Рис.3-4

30. 4. 1993

4. ДИАГРАММА ГАЗОРАСПРЕДЕЛЕНИЯ

Направление вращения коленчатого вала, вид на двигатель спереди.



Зазор между рычагом и штоком клапана для регулировки двигателя в холодном состоянии (для всех клапанов впуска и выпуска) при проверке фаз газораспределения составляет 0,25 мм.

- | | |
|---|----------------|
| 1. Размыкание контактов прерывателя магнето | 7° до ВМТ |
| 2. Начало впуска - открытие впускного клапана | 25° до ВМТ |
| 3. Конец впуска - закрытие впускного клапана | 65° после НМТ |
| 4. Начало выпуска - открытие выпускного клапана | 65° до НМТ |
| 5. Конец выпуска - закрытие выпускного клапана | 25° после ВМТ. |

Рис.3-5



РАЗДЕЛ 4

ТОПЛИВО И МАСЛО

1/ Топливо 4-2

2/ Масло и смазочные материалы 4-2

3/ Консервационные масла 4-3

ТЕХНИЧЕСКОЕ ОПИСАНИЕ И РУКОВОДСТВО ПО ЭКСПЛУАТАЦИИ

1. ТОПЛИВО

Для надежной и безотказной эксплуатации двигателей М 332, М 137/331 следует применять авиационные бензины с низким содержанием свинца с октановым числом не менее 78 Мм. Можно использовать и горючее с более высоким октановым числом, но при условии, что содержание тетраэтилсвинца не превышает 0,06 % в общем объеме топлива.

Рекомендуемый сорт топлива: Топливо должно удовлетворять требованиям стандарта ГОСТ 1012-54 или MIL-G-5572- F.

Рекомендуемые марки топлива:

СБ 78	(ГОСТ 1012-72, ТУ4-60)
ESSO IPC 80	(MIL-G-5572-F)
SHELL Avgas 80	(MIL-G-5572-F)
SHELL Avgas 100 LL	(MIL-G-5572-F)
BP 100 L	(MIL-G-5572-F)
BL 80	(ЧСН 65 6510)

2. МАСЛО И СМАЗОЧНЫЕ МАТЕРИАЛЫ

Для обкатки двигателя рекомендуется использовать минеральное масло типа SAE 50 в течение не более 10 часов работы двигателя.

Во время обкатки двигателя не рекомендуется использовать масла с присадками, которые увеличивают смазочные качества масел. Это не желательно при обкатке, так как затрудняется приработка взаимно движущихся поверхностей деталей.

Рекомендуемые марки авиационного моторного масла:

Обкатка: MC 20 (ГОСТ 1013-49), (ГОСТ 21743-76)
AEROSHELL 100 (MIL-L-6082, GRADE 1100)

Нормальная эксплуатация: MC 20 (ГОСТ 1013-49), (ГОСТ 21743-76)
AEROSHELL W 100
ELF AD 100
AEROSHELL W 120, МК 22 (в тропиках)

Используемые масла должны удовлетворять требованиям стандарта ГОСТ 1013-49 или MIL-L-22 851 С.

Предупреждение: При нормальной эксплуатации замену масла следует проводить не позднее чем за 200 часов налета.

Консистентная смазка:

Смазка кулачка магнето : AEROSHELL TO 3

MC8-II

Смазка рычагов управления : AEROSHELL Greasee 14
(MIL-G-25537 C)

ЦИАТИМ 221

Смазка деталей редуктора стартера : моторное масло

3. КОНСЕРВАЦИОННЫЕ МАСЛА

Рекомендуемые марки консервационных масел (присадок) для внутренне консервации двигателя : EXXON Rust Ban 631

AEROSHELL Fluid 2XN

AKOP-1 (ГОСТ 15171-78)

Используемые консервационные масла (присадки) должны удовлетворять требованиям стандарта MIL-L-6529 С.

Для консервации наружной поверхности двигателя можно использовать смазку НГ 203, ГОСТ 12328-77.