



**МИНИСТЕРСТВО ТРАНСПОРТА РОССИЙСКОЙ ФЕДЕРАЦИИ
ФЕДЕРАЛЬНОЕ АГЕНТСТВО ВОЗДУШНОГО ТРАНСПОРТА
(РОСАВИАЦИЯ)**

**КАРТА ДАННЫХ
СЕРТИФИКАТА ТИПА**

№ FATA-01011E

**Авиационный маршевый двигатель
ПД-14**

**Издание 25
20.11.2025 г.**

Страница	01	02	03	04	05	06	07	08	09
Издание	25	02	25	17	02	02	24	19	25
Дата	20.11.2025	26.11.2019	20.11.2025	26.04.2024	26.11.2019	26.11.2019	30.09.2025	04.07.2024	20.11.2025



Название	Издание	Дата
Карта данных № FATA-01011E	02	26.11.2019

Оглавление

I.	Общие сведения	3
II.	Сертификационный базис	3
III.	Технические характеристики	3
IV.	Эксплуатационные ограничения	5
V.	Эксплуатационная и конструкторская документация	7
VI.	Примечания	7
Раздел	администрирования.....	8
I.	Список внесенных изменений	8



Название	Издание	Дата
Карта данных № FATA-01011E	25	20.11.2025

I. Общее

1. Тип/модели

ПД-14

2. Держатель Сертификата типа

АО «ОДК-Авиадвигатель», Комсомольский пр., д.93, корп.61, г. Пермь, Российская Федерация, 614990

3. Изготовитель

АО «ОДК-Пермские моторы», Комсомольский пр., д.93, г. Пермь, Российская Федерация, 614010

II. Сертификационный базис

1. Дата подачи Заявки

25.03.2013 г.

2. Сертификационный базис

2.1. Нормы летной годности

Авиационные правила, Часть 33, «Нормы летной годности двигателей воздушных судов» (АП-33), издание 3, с поправками 33-1, 33-2 к изданию АП-33 1994 года, гармонизированное по содержанию и нумерации параграфов с Нормами летной годности США FAR-33 с поправками по 33-30 (сентябрь 2009 г.) включительно, а также с требованиями Европейских Норм летной годности CS-E с поправками по E-2 (декабрь 2010 г.) включительно.

2.2. Специальные технические условия

СТУ33.7(с)(1)(xi), СТУ 33.87(б)(2), СТУД33.1.10, СТУД33.1.54.

2.3. Эквивалентное соответствие

По п.п. 33.14, 33.17(е)(2*), 33.19(а), 33.68(а*), 33.77, 33.83(д), 33.88.

2.4. Охрана окружающей среды

Приложение 16 к Конвенции о международной гражданской авиации. Том 2 «Эмиссия авиационных двигателей», издание 4, 2017 г., ИКАО, с поправкой 10.

III. Технические характеристики

1. Описание типовой конструкции

Типовая конструкция определена следующими конструкторскими и эксплуатационными документами, действующими на дату выдачи Сертификата типа или их более поздними изданиями или изменениями, введенными в установленном порядке:

Спецификация	100-00-800
Технические условия	100-00-800ТУД с дополнениями 1 – 25, одобренными в соответствии с ФАП-21
Эксплуатационная документация	Согласно разделу V карты данных



Название	Издание	Дата
Карта данных № FATA-01011E	17	26.04.2024

2. Краткое описание

Двигатель ПД-14 – двухконтурный (ДТРД), турбовентиляторный, двухвальный двигатель в классе тяги 14000 кгс с раздельным истечением потоков воздуха наружного контура и газа внутреннего контура. Наружный контур двигателя ПД-14 образован капотами газогенератора, а также корпусом реверсивного устройства и соплом наружного контура (не входят в типовую конструкцию двигателя). Состоит из трансзвукового вентилятора с бесполочной полый рабочей лопаткой, трехступенчатого осевого компрессора низкого давления, восьмиступенчатого осевого барабанно-дискового компрессора высокого давления, кольцевой камеры сгорания с 24 двухконтурными центробежными форсунками с воздушным распылом, двухступенчатой осевой турбины высокого давления с охлаждаемыми рабочими и сопловыми лопатками и регулируемыми радиальными зазорами, шестиступенчатой осевой турбины низкого давления с неохлаждаемыми рабочими и сопловыми лопатками за исключением лопаток соплового аппарата 1 ступени и регулируемыми радиальными зазорами. Оснащен комплексной электронной цифровой двухканальной системой автоматического управления (CAU-14) с полной ответственностью (типа FADEC), а также цифровой системой мониторинга параметров работы двигателя.

3. Оборудование

3.1. КИ категории А – Регулятор электронный РЭД-14 (Свидетельство о годности комплектующего изделия Росавиации № FATA-04088C-01, версия ПО №14.01.03);

3.2. КИ категории Б – Согласно 100-00-800ПЧ114.

4. Габаритные размеры (мм)

Длина двигателя (от фланца крепления воздухозаборника (ВЗ) до среза центрального тела, без учета обтекателя вентилятора)	4660
Ширина	2522
Высота	2400

5. Масса (кг)

Масса двигателя в состоянии поставки изготовителю самолета (масса двигателя с узлами, агрегатами, установленными на двигатель или поставляемыми с двигателем и устанавливаемыми на двигатель на заводе-изготовителе самолета и не входящими в сухую массу)	3260±35
Масса двигателя сухая по ГОСТ 17106	2950±30

6. Режимы

Взлетный режим	
Минимальное значение тяги, кгс	14000
Максимальный продолжительный режим	
Минимальное значение тяги, кгс	12400
Пониженные взлетные режимы с гибкой тягой (5 минут)	
Минимальное значение тяги, кгс	0,75 Взлетной тяги

См. примечание 1, 2, 3.

7. Зарезервировано



Название	Издание	Дата
Карта данных № FATA-01011E	02	26.11.2019

8. Эксплуатационные и установочные ограничения

Применяемые марки топлив и присадок:

- отечественные: ТС-1 ГОСТ 10227, РТ ГОСТ 10227, Джет А-1 (Jet A-1) ГОСТ 52050;
- зарубежные: Jet A-1 по спецификации DEF STAN 91-91.

См. примечания 4, 5, 6

Применяемые масла:

- постоянно (с вязкостью 5 сСт при 100 °С) по спецификациям SAE AS 5780 и MIL-PRF-23699: BP Turbo Oil 2380, Air BP/Eastman Turbo Oil 2380, Eastman; Mobil Jet Oil II, Exxon Mobil; Turbonoil 600, NYCO;
- ситуационно (с вязкостью 3 сСт при 100 °С) при эксплуатации в условиях экстремально низких температур (минус 40° С и ниже) отечественные либо иностранные аналоги по спецификации MIL-L-7808: ВНИИ НП 50-1-4у (ТУ 38.401-58-12); ИПМ-10 (ТУ 38.1011299); Turbonoil 400, NYCO; BP Turbo Oil 2389, Air BP/Eastman Turbo Oil 2389, Eastman.

Примечание: Смешение масел различных марок не допускается.

9. Привод агрегатов воздушного судна

Агрегат	Направление вращения	Передаточное число к N2	Максимальная мощность или максимальный момент	Максимальный срезающий момент [м x daN]	Максимальный вес [кг]	Максимальный консольный момент [м x daN]
Насос гидравлический PV-240-24	По часовой стрелке	0,245	В эксплуатации не контролируется и не ограничен	-	-	В эксплуатации не контролируется и не ограничен
Генератор переменной частоты EGS01 GEN	По часовой стрелке	1,3814	В эксплуатации не контролируется и не ограничен	-	-	В эксплуатации не контролируется и не ограничен

10. Максимальные допустимые отборы воздуха

Место отбора воздуха	Частота вращения ротора	Ограничение величины отбора воздуха, кг/ч, не более
Из-за 3/8 ст. КВД в систему кондиционирования (СКВ) и противообледенительную систему (ПОС) крыла и систему нейтрального газа (СНГ) самолета	$n_{ВД\text{ ПР}} > 13100$ об/мин	5710
	на остальных режимах	3700
Из-за 6 ст. КВД противообледенительную систему (ПОС) воздухозаборника	На всех режимах	1200
Из наружного контура в систему продувки ВВТ СКВ	На всех режимах	4615

IV. Эксплуатационные ограничения

1. Температурные ограничения (°С)

1.1. Максимальная допустимая индицируемая температура газа на выходе из ТНД (EGT):

- на взлетном режиме 660 °С;
- на максимальном продолжительном режиме 630 °С;



Название	Издание	Дата
Карта данных № FATA-01011E	02	26.11.2019

1.2. Температура масла (°C)

- минимальная для запуска	Минус 30 °C;
• на входе в двигатель:	
- максимально допустимая	110 °C;
- максимально допустимая на время не более 10 мин	130 °C;
• на выходе в двигатель:	
- максимально допустимая	175 °C;
• в трубопроводе откачки	
- максимально допустимая от роликоподшипника ТВД	185 °C
- на время не более 10 мин	200 °C

1.3. Температура топлива [°C]

- максимально допустимая	60 °C;
- минимально допустимая	Минус 55 °C

1.4. Температуры агрегатов двигателя

Сведения приведены в Руководстве по монтажу компонентов на двигатель PD14-AB54F-PPBM0-00.

2. Ограничения оборотов двигателя

2.1. Максимальные частоты вращения (об/мин):

На взлетном режиме:

- ротора низкого давления (N1)	4050 об/мин
- ротора высокого давления (N2)	15920 об/мин

На максимальном продолжительном режиме:

- ротора низкого давления (N1)	3860 об/мин
- ротора высокого давления (N2)	15580 об/мин

3. Ограничения давления в двигателе

3.1. Давление топлива гПа, (кг/см²)

- при работе на режимах (избыточное)	392,3...2745,9 (0,4...2,8)
- на обесточенном самолете на высоте 12000 метров (абсолютное)	245,2 (не менее 0,25)

См. примечание 7.

3.2. Давление масла гПа, (кг/см²)

- на малом газе	2451,7 (не менее 2,5)
- на остальных режимах	3922,7...8825,9 (4,0...9,0)
- при «холодных» запусках	12748,6 (до 13)

Примечание: В полете, в условиях околонулевых перегрузок допускается снижение давления масла до нуля на время не более 5 с, с последующим восстановлением до нормы при положительных перегрузках



Название	Издание	Дата
Карта данных № FATA-01011E	24	30.09.2025

4. Эксплуатация с отложенной неисправностью

Не допускается.

5. ETOPS применимость

Применение ETOPS полетов не предусмотрено

V. Эксплуатационная и конструкторская документация

Название документа	Обозначение документа
Руководство по технической эксплуатации	PD14-AB54F-EM000-00
Руководство по монтажу компонентов на двигатель	PD14-AB54F-PPBM0-00
Иллюстрированный каталог деталей	PD14-AE43E-IPC01-00
Руководство по ограничениям летной годности	PD14-AB54F-AWL00-00 издание № 013
Руководство по очистке, осмотру и ремонту	PD14-AB54F-CIR00-00
Руководство по типовым технологиям	PD14-AB54F-ESP00-00
Руководства по технической эксплуатации комплектующих изделий	PD14-AB54F-CMM00-00

VI. Примечания

1. Тяга приведена без учета:
 - потеря давления в самолетном воздухозаборнике;
 - отборов воздуха и мощности на самолетные нужды.
2. Пониженная взлетная тяга устанавливается по гибкой «ложной» температуре воздуха на входе в двигатель в зависимости от загрузки самолета.
3. Частота вращения вентилятора n_v , ротора высоко давления $n_{вд}$, температура газа перед турбиной $T_{сг}^*$, температура газа за турбиной t_T^* не выше максимально допустимых для взлетного режима.
4. Разрешается эксплуатация двигателя на смеси топлив отечественных и зарубежных марок в любой пропорции, без противообледенительных присадок.
5. Допускается применение противоводокристаллизационных двухкомпонентных жидкостей «И-М» (ОСТ54-3-175-73) и «ТГФ-М» (ТУ 6-10-1457) и зарубежные по спецификации DEPD-2451 в количестве не более 0,3 % от объема заправляемого топлива.
6. Допускается применение антистатической присадки Сигбол (ТУ 38.101741) или ASA-3 (фирма Shell) в количестве не более 0,0005 % от объема заправляемого топлива (в соответствии с ОСТ1 00397).
7. Указано давление топлива на входе в блок топливных насосов БН-14М.



Название	Издание	Дата
Карта данных № FATA-01011E	19	04.07.2024

Раздел администрирования

I. Список внесенных изменений

Издание	Описание модификации	Номер и дата одобрения
01	Первоначальная редакция	FATA-01011E (15.10.2018 г.)
02	Установление соответствия типовой конструкции двигателя ПД-14 вновь введенным требованиям по эмиссии твердых частиц	FATA-020236E-MC-001 (26.11.2019 г.)
03	Введение в типовую конструкцию лопатки сопловой 2 ступени ТВД 100-04-84443 из сплава ЖС32-ВИ Перевод эквивалентного соответствия по пункту 33.69 в прямое соответствие	FATA-020242E-MC-002 (26.12.2019 г.) FATA-01011E-KT2
04	Снятие эквивалентного соответствия требованиям п.33.71 (b)(3) СБ	FATA-020250E-MC-004 (22.10.2020 г.)
05	Снятие эксплуатационных ограничений двигателя по условиям запуска в полете, по положению линии рабочих режимов узлов вентилятора и компрессора в эксплуатации	FATA-020244E-MC-005 (02.11.2020 г.)
06	Снятие ограничения по работе двигателя в условиях попадания «шквального града» (п. 33.78(a)(2) СБ)	FATA-020286E-MC-006 (27.09.2021 г.)
07	Установление прямого соответствия двигателя требованиям п.33.17 (b), (d) СБ	FATA-020243E-MC-007 (03.11.2021 г.)
08	Увеличение ресурсов основных деталей двигателя ПД-14	FATA-020248E-MC-008 (18.02.2022 г.)
09	Введение в типовую конструкцию двигателя ПД-14 заготовки ЭШИ17-056 для изготовления вала вентилятора 100-01-1560	FATA-020353E-MC-009 (13.07.2022 г.)
10	Установление соответствия типовой конструкции двигателя ПД-14 вновь введенным требованиям к параметрам эмиссии нелетучих твердых частиц по массе и количеству	FATA-020381E-MC-010 (24.08.2022 г.)
11	Приведение технических условий на двигатель ПД-14 и карты данных сертификата типа №FATA-01011E в соответствие с декларацией о конструкторских характеристиках РЭД-14 в части версии ПО	Извещение 100-8885 (05.12.2022 г.)
	Исключение ротора стартера СтВ-14 из перечня основных деталей двигателя	FATA-020246E-MC-011 (15.12.2022 г.)
12	Увеличение ресурса основных деталей ротора КНД	FATA-020421E-MC-012 (26.01.2023 г.)
13	Введение в типовую конструкцию двигателя ПД-14 заготовок СДП-338, СДП-340 и СДП-341 для изготовления основных деталей КВД и заготовок СДП-334, СДП-335, СДП-336, СДП-337 и СДП-347 для изготовления основных деталей ТВД	FATA-020389E-MC-013 (06.03.2023 г.)
14	Расширение условий работы двигателя по вибрационному состоянию	FATA-020249E-MC-014 (09.06.2023 г.)
15	Изменение интервала первоначального технического обслуживания	FATA-020273E-MC-015 (18.07.2023 г.)
16	Введение в типовую конструкцию оптимизированного корпуса наружного 100-03-963 камеры сгорания	FATA-020320E-MC-016 (26.09.2023 г.)
17	Введение в ТК модуля ТНД вала ТНД 100-04-1550-02 с мероприятиями по снижению массы	FATA-020397E-MC-017 (26.04.2024 г.)
18	Изменение режима земного малого газа	FATA-020322E-MC-018 (04.07.2024 г.)

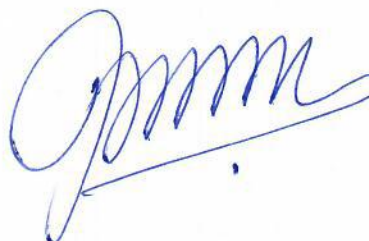


Название	Издание	Дата
Карта данных № FATA-01011E	25	20.11.2025

Издание	Описание модификации	Номер и дата одобрения
18	Исключение из типовой конструкции воздухо-воздушного теплообменника системы наддува и охлаждения опор и топливно-масляного теплообменника в линии высокого давления	FATA-020313E-MC-019 (04.07.2024 г.)
19	Увеличение ресурса основных деталей	FATA-020454E-MC-020 (07.08.2024 г.)
20	Установление прямого соответствия двигателя требованиям п. 33.15 СБ	FATA-020245E-MC-021 (30.08.2024 г.)
21	Увеличение ресурса лабиринта 8 ступени КВД 100-01-2367	FATA-020511E-MC-22 (28.11.2024 г.)
22	Расширение эксплуатационных ограничений работы двигателя в условиях обледенения при температуре окружающего воздуха ниже t_n = минус 10°C	FATA-020247E-MC-23 (25.12.2024 г.)
23	Введение в типовую конструкцию модуля ТНД дисков ТНД с мероприятиями по увеличению ресурса	FATA-020496E-MC-24 (13.03.2025 г.)
24	Введение мероприятий по исключению фреттинга в стыке диска вентилятора 100-01-1540 и барабана бустера 100-01-1535	FATA-020530E-MC-25 (30.09.2025 г.)
25	Установление прямого соответствия двигателя требованиям п.33.15А СБ	FATA-020252E-MC-26 (20.11.2025 г.)

* * *

Заместитель руководителя



С.М. Страмоус

