МИНИСТЕРСТВО ГРАЖДАНСКОЙ АВИАЦИИ

ТЕХНОЛОГИЧЕСКИЕ УКАЗАНИЯ ПО ВЫПОЛНЕНИЮ РЕГЛАМЕНТНЫХ РАБОТ НА САМОЛЕТАХ Ан-24, Ан-26, Ан-30

Выпуски 12, 13

ВЫСОТНАЯ И ПРОТИВООБЛЕДЕНИТЕЛЬНАЯ СИСТЕМЫ



МОСКВА «ВОЗДУШНЫЙ ТРАНСПОРТ» 1984

СОДЕРЖАНИЕ

Лист регистрации изменений	Технологическая карта № 8. Проверка рабо- тоспособности агр. 2077 и 2176Б без снятня их с самолета с помощью установки КПА-ПВД
Технологическая карта № 1. Проверка рабо- тоспособности агрегатов высотной системы при работающих двигателях	Технологическая карта № 9. Осмотр трубо- проводов, кранов высотной и противообледени- тельной систем в крыле, фюзеляже и в гондолах
Технологическая карта № 2. Долявка масла в	двигателей
Технологическая карта № 3. Проверка време-	Технологическая карта № 10. Проверка каби- ны самолета на герметичность
ни опускания выпускного клапана 2176Б 10	Технологическая карта № 11. Проверка сраба-
Технологическая карта № 4. Замена фильтро- элементов фильтров 11ВФ-12-1	тывания соленоидных клапанов (изд. 772) и од-
Технологическая карта № 5. Проверка надеж- ности крепления агрегатов высотной системы . 19	Технологическая карта № 12. Проверка рабо- тоспособностя ПОС при работающих двигателях
Технологическая карта № 6. Продувка и про- верка герметичности трубопроводов системы ре- гулирования давления воздуха	Технологическая карта № 13. Контроль состояния ПОС самолета
Технологическая карта № 7. Проверка агр. 2077, 2176Б на стенде	Технологическая карта № 14. Снятие и про- мывка селел и тарелок клапанов агр. 2176Б . 8
	(6) к стр. 2
	Раздел "Содержание" дополнить в конце текстом: "Технологическая карта N 15. Проверка надежности крепления трубопроводов СКВ в кабинете экипажа

лист регистрации изменений технологических указаний выл. 12, 13

Изм.	Номера страниц_ измененных	новых	Номер документа	Подпись	Дата
1	7, 19-22, 25		Ук. N 23.1.7-27 от 14.03.86	Aven	2.11.01
2	5		Письмо Госнии ГА от 12.06.86 N 80/124-5260, РД МГА 191331 от 19.06.87 г.	Anon	2.11.01
3	29		Письмо Госнии FA от 26.08.87 N 80/124-9308	Aun	2.11.01
4	31, 42		Уточнение текста	Avon	2.11.01
5	9		Письмо п/я р-6863 от 17.08.88 N 94/283-3	Anon	2.11.01
6	2, 88		Ук. № 23.1.7-19 от 20.04.90	Avon	2.11.01
7	6, 7, 10, 20, 26, 44, 60, 71, 83, 84, 87, 88		Ук. ДВТ РФ N 25.2.33-25 от 22.01.96 г.	doon	2.11.01
8	7, 9		Ук. ДВТ N ДВ 25.1.5-74 от 08.05.96 г.	Avon	2.11.01
9		70а,б.в.г. д.е.ж.з.и.к	Ук. ФСВТР N 25.1.5-8 от 21.01.2000 г.	Avor	2.11.01

ЛИСТ РЕГИСТРАЦИИ ИЗМЕНЕНИЙ ТЕХНОЛОГИЧЕСКИХ УКАЗАНИЙ Вып. 12, 13

	Номера страни	ц ,			T
Изм.	измененных	новых	Номер документа	Подпись	Дата
10	7, 8		Ук.ГС ГА N 24.10-213 ГА от 05.09.2001 г.	Avon	2.11.01
					
	.,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,,				

ЛИСТ РЕГИСТРАЦИИ ИЗМЕНЕНИЙ ТЕХНОЛОГИЧЕСКИХ УКАЗАНИЙ Выл. 12, 13

abla	Номера страниц_				
Изм.	измененных	новых	Номер документа	Подпись	la fa
1	7, 19-22, 25		Ук. N 23.1.7-27 от 14.03.86		
2	5		Письмо ГосНИИ ГА от 12.06.86 N 80/124-5260, РД МГА 191331		
3	29		Письмо Госнии ГА от 28.08.87 N 80/124-9308		
4	31, 42		Уточнение текста		
5	9		Письме п/я р-6863 от 17.08.88 N 94/283-3		
6	2, 88		Ук. N 23.1.7-19 от 20.04.90		

общие указания

- 1. Все работы (операции), перечисленные в настоящих Технологических указаниях, выполняются авнаспециалистами, допущенными к техническому обслуживанию самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30 и сдавшими зачеты по настоящим Технологическим указаниям.
- 2. При выполнении операций использовать указанный в Технологических картах исправный и маркированный инструмент и контрольно-измерительную аппаратуру, прошедшую метрологическую проверку в установленные сроки.
- Перед началом и по окончании работ убедиться в наличии всего инструмента, чтобы не оставить его в самолете.
- 4. Днаметразьно расположенные гайки и винты затягивать равномерио по контуру фланца (крышки).
- 5. Контровку проволокой производить так, чтобы ее натяжение предотвращало отворачивание гаек, винтов и т. д.

6. Запрещается:

- применять дополнительные рычаги при заворачивании гаек, болтов и винтов;
- срывать шплинты, контровочную проволоку или отгибать усики замков, проворачивая винты или гайки;
- повторно использовать шплинты, контровочную проволоку, пластинчатые замки и пружинные шайбы.
- 7. Качество выполнения работ контролируется начальником (инженером) смены и инженером ОТК в соответствии с требованиями технологических карт.
- 8. Технологические указания по выполнению регламентных работ на самолетах Ан-24, Ан-26, Ан-30 состоят из следующих выпусков:
- вып. 1, 2, 3 «Работы по встрече, обеспечению стоянки и вылета. Обслуживание по формам Б, В и Г (Планер и силовые установки)»;

- вып. 5 «Предварительные и заключительные работы периодических форм ТО»;
 - вып. 6, ч. 1 «Силовая установка»;
- вып. 6, ч. 2 «Вспомогательная силовая установ-ка»;
 - вып. 7 «Планер»;
 - вып. 8, 9 «Управление самолетом и двигателями»;
 - вып. 10 «Гидросистема»;
 - вып. 11 «Шасси»;
- вып. 12, 13 «Высотная и противообледенительная системы»:
 - --- вып. 15 «Аварийно-спасательное оборудование»;
- вып. 16, 17 «Санузлы и водяная система. Бытовое оборудование»;
 - вып. 18 «Электрооборудование» (три части);
 - вып. 19 «Радиооборудование» (три части);
 - вып. 20 «Приборное оборудование» (три части);
 - вып. 21 «Самописцы» (три части);
 - вып. 22 «Пожарное оборудование» (три части);
 - вып. 23 «Кислородное оборудование» (три части);
 - вып. 24, ч. 1 «Замена основного двигателя»;
 - вып. 24, ч. 2 «Замена двигателя РУ19А-300»;
- вып. 24, ч. 3 «Работы, выполняемые при замене двигателя по AиPЭO»;
- вып. 25, ч. 1 «Замена агрегатов силовой установки, двигателя РУ19А-300 и турбогенераторной установки»:
 - вып. 25, ч. 2 «Замена агрегатов планера»;
 - вып. 26 «Текущий ремонт самолета»;
 - вып. 27 «По млиительные работы».
- 9. При указаниях на конструктивные изменения в тексте Технологических карт дается ссылка на серию самолета Ан-24 производства ведущего завода, а в скобках на серию ведомого завода. Если серия ведо-

мого завода не указана, изменения введены с первой серии.

- 10. При выявлении неисправностей и отказов материальной части рекомендуется пользоваться «Перечнем характерных неисправностей основных систем самолетов Ан-24 и рекомендациями ИТС по их поиску и устранению».
- 11. Смазку узлов и деталей самолета производить в соответствии с «Персчием ... (прил. 3, 4, 5, 6, 7 Регламента ТО, ч. II) с использованием «Карт смазки узлов систем самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30», М: РИО МГА. 1976.
- Примечание. В случае невыхода свежей смазки из всех зазоров произвести несколько раз смещение деталей относительно друг друга и повторить смазывавание. При необходимости разобрать узел и устранить причину невыхода смазки.
- 12. В связи с изданием настоящих Технологических указаний «Технологические указания по выполнению регламентных работ на самолетах Ан-24, Ан-26, Ан-30» вып. 12 и 13 «Высотная и противообледенительная системы», М: РИО МГА, 1977 и Дополнение № 1 к ним считать утратившими силу.
- (2) K CTP. 5
- 13. При техническом обслуживании агрегатов высотной системы категорически запрещается попадание агрессивных реагентов (бензина, смывки и пр.) на мембраны и другие элементы из резины.

K An	, РО самолетов -24, Ан-26, Ан-30	технологическая карта м 1	На странице 6	
(7)	Пункт РО 2.09.01.06	Проверка работоспособности агрегатов высотной системы при работающих двигателях	Трудоемкость — 0,07 чел.	-q
	Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль
лирог	ания давления прі	собности системы кондиционировання воздуха и регу- и работающих двигателях выполнять в соответствии с «Замена основного двигателя».		и

(1) k ctp. 7

 $\sqrt{\sqrt{}}$ TK N 2, колонка 1, п. 4.2 внести текст в конце:

Примечание. При использовании для заливки и отсоса избытка масла медицинских ыприцов объемом 20 см²3 с диаметром 3,3-3,5 мм (в основании конуса) обязательно одевайте на конусную часть этих ыприцов полихлоридную трубку (ГОСТ 19034-79) с внутренним диаметром 3 мм и длиной 10-12 мм. После замены ытуцеров заливки масла в ТХУ на доработанные (с измененным диаметром отверстия в ытуцере) следует применять для заливки масла ыприцы объемом 20 см²3 без установки полихлоридной трубки.

(10) На стр.7 внесенное дополнение в графу "Содержание операции и технические требования (ТТ)" к пункту 4.1: "Заправку масла ТХЗ263 про-изводить дистанционно перед первым запуском ТХ, но не позднее, чем за два часа до начала работы и через каждые 300±30 часов по методике бюллетеня 0205". - исключить.

r (8) к стр. 7

ТК N 2, графа "Содержание операции и технические требования", подпункты 3.1, 3.4 и 4.2 после слов "масла ИПМ-10 "через запятую внести тест:

..., масла ТN-210А фирмы НИКО.

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая карта № 2	На страницах 7—9		
(7) Пункт РО 2.09.01.0 9	Доливка масла в турбохолодильники	Трудоемкость — 0,48 чел		
Содержание о	перации и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль	
2. Расконтрить и откры 3. Залить в каждый ту чего: 3.1. отмерить мензуркой 3.2. расконтрить и отвер бохолодильники на балке и 3.3. установить поочере, масла (воронка с трубкой штуцер; 3.4. залить в каждый (55 см³) масла ИПМ-10. Уб рующей организации масла НП50-1-4Ф.	ту 24-9012-0 с левой стороны мотогондолы. одохолодильник 1277ТД 0,055 л (55 см³) масла, для одохолодильник 1277ТД 0,055 л (55 см³) масла, для одохолодильник 1277ТД 0,055 л (55 см³) масла иПМ-10; рнуть заглушки на штуцерах заливки масла в турнижней крышки капота; дно в каждый штуцер приспособление для заливки и накидной гайкой), навернув накидную гайку на турбохолодильник (через приспособление) 0,055 л в порядке исключения (при отсутствии в эксплуатим ИПМ-10) допускается дозаливка маслом ВНИИ ИП-50-1-4Ф на конструкцию самолета не допуска-	Пролитое на конструкцию самолета масло вытрите х/б салфетками.		
	КОТОРОЙ ТОКСИЧНОСТИ МАСЕЛ РАБОТУ СЛЕВ РЕЗИНОВЫХ ПЕРЧАТКАХ;			
3.6. завернуть и законтр 4. Залить в каждый тур 4.1. расконтрить и отве колодильников на балке ни	ие для заливки масла, отвернув накидную гайку; ить заглушки штуцеров заливки масла. обохолодильник 3263 0,04 л (40 см³) масла, для чего: рнуть заглушки штуцеров заливных трубок турбожней крышки капота; ————————————————————————————————————		Т	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая к	APTA & 2	
Содержание	операции и технические требования (TT)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль
шприц к штуцеру, зашпр Масло не должно по наружного воздуха ниже пературы выше нулевой вания двигателей или по 4.4. не вынимая шпри масла из турбохолодиль Интенсивное появлени весь излишек масла отсос Если в шприц объеми пл. 4.2—4.4 повторить; 4.5. снять со штуцера 4.6. завернуть и закон 5. Убедиться на ощу трубопровода заливки м Течь масла не допуска "Примечание. Заливку дильник 3263 (3263A) — перед первым заг два часа до начала ег в дальнейшем доз лета.	ом 20 см ³ отсосется менее 8 см ³ масла, операции по шприц и слить в емкость все отсосанное масло; трить заглушки штуцеров. По в отсутствии течи масла в месте подсоединения асла к штуцеру и штуцера к турбохолодильнику. Зается. Графу "Содержание операции и технические требования 4.6 к пункту 4 внести текст: масла ИПМ—10 или ТМ—210А фирмы НИКО в турбохолопроизводите: пуском (после его установки), не позднее чем за	При течи масла устранить ее, для чего: а) снять лючок на нижней крышке капота, отвернув винты крепления; б) при течи масла в месте подсоединения трубопровода заливки масла к штуцеру подтянуть накидную гайку трубопровода; если течь не устранилась, убедиться в исправности развальцовки трубопровода; неисправный трубопровод заменить; в) при течи масла в месте подсоединения штуцера к тур-	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическа	Я КАРТА № 2	
Содержание о	перации и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт роль
		бохолодильнику подтянуть штуцер или заменить уплотнительное кольцо штуцера; г) установить лючок на нижнюю крышку капота, завернуть винты крепления.	
6. Закрыть левую боков	ую крышку капота.		T
Контрольно-измерительна аппаратура (КИА)	я Инструмент и пряспособления	Расходные материалы	<u>'</u>
(5) к ст	ливки масла в ТХУ 1277ТД; отвертка слесарно-монтажная, ГОСТ 10754—80; перчатки резивовые; аэродромный подогреватель МП-300 (МП-85); термометр технический П № 4, ГОСТ 2823—73 Е; мензурка на 55 см², ГОСТ 1770—74.	(250 см ³); масло синтетическое Е НП50-1-4Ф, ГОСТ 13076—67; прог	ЗНИИ волок 92—67 —73.

.

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая карта з	На страницах 10—13	
(7) Пункт РО 2.09.01. 05	Проверка времени опускания выпускного клапана 2176Б	Трудоемкость — 0,26 чел	·q
Содержание	операции и технические требования (TT)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
открытого до полностью с 1.1. отвернуть винты к на самолетах Ан-24 до се Ан-24 с серии 26-01 (11-0 31 на самолетах Ан-26; 1.2. снять панели пола 1.3. приподнять каждым корпуса в верхнее положе Клапан должен медлен ностью открытого до пол	нно опуститься вниз. Время опускания клапана из пол- ностью закрытого положения должно быть 25—65 с; ностью закрытым тогда, когда тарелка клапана	Если время опускания кла- пана более 65 с, заменить фильтроэлемент фильтра 11ВФ- 12-1 или снять и промыть дюзу на крышке клапана 2176Б. Технология замены фильтро- элемента фильтра 11ВФ-12-1 изложена в ТК № 5 настояще- го выпуска. Для промывки дюзы необ- ходимо: а)-на корпусе клапана рас- контрить и отвернуть накид- ную гайку трубки, ндущей от фильтра 11ВФ-12-1; отсоеди- нить трубку от клапана; , б) расконтрить и вывернуть штуцер из корпуса клапана;	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая карта № 3			
Содержание опер	ацин и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при Ко отклонениях от ТТ ро.		
		в) снять фибровую про- кладку и убедиться в ее це- лости — поврежденную про- кладку заменить; г) промыть с помощью кис- ти дюзу, расположенную в штупере, в ванночке с нефра- сом, а затем продуть сжатым воздухом со стороны дюзы; давление воздуха должно быть не более 0,1 МПа (1 кгс/см²); убедиться в чистоте дюзы; при внзуальном осмотре дюзы на свет отверстие ее должно быть чистое; д) установить фибровую прокладку на место; е) смазать резьбу штуцера бензиноупорной смазкой, за- вернуть и законтрить штуцер в корпус клапана; ж) смазать резьбу накидной гайки трубки, идущей от филь- тра 11ВФ-12-1, бензиноупорной смазкой; подсоединить трубку к клапану, завернув и закон- трив накидную гайку; при под- соедивении трубки образование на ней колен не допускается; э) повторно проверить вре- мя опускатия клапана: если		

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 3			
Содержание	операции и технические требования (TT)		(онт оль	
		после проверки время опускания не изменится, заменить обратный клапан на крышке выпускного клапана, или выпускной клапан; если время опускания клапана менее 25 с, очистить обратный клапан на крышке выпускного клапана, для чего: — снять контровочное кольшо и с помощью круглогубцев снять крышку; — осторожно приподнимая резиновый лепесток обратного клапана, очистить поверхность лепестка и селла кисточкой и продуть сжатым воздухом давлением 0,02 МПа (0,2 кгс/см²); во избежание обрыва резинового лепестка вытягивать его полностью из гнезда не следует; — установить крышку на место и закрепить ее контровочным кольцом; повторно проверить время опускания клапана, если после этого время опускания не изменится, заменить обратный клапан на крышке выпускного клапана или выпускной клапан; при заедании		

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	г м атчан канзарилопонкат			
Содержание опе	рации и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при Контотклонениях от ТТ роль		
1.4. установить на место п	анели пола, завернув винты крепления.	выпускного клапана снять и отправить его в ремонт.		
Контрольно-измерительная аппаратура (КИА)	Инструмент и приспособления	Расходные материалы		
Секундомер механически ГОСТ 5072—79 Е.	й, Отвертка слесарно-монтажная, ГОСТ 10754—80; баллон со сжатым воздухом 40-150У, ГОСТ 949—79; ключ гаечный 17 мм, ГОСТ 10112—80; плоскогубцы комбинированные, ГОСТ 5547—75; ванночка 100××150×75, ТУ 25-11-1004—75; кистъ, ГОСТ 10597—80; круглогубцы, ГОСТ 7283—73; редуктор воздушный типа РС-250-58, ТУ 26-05-188—69 с манометром МТПСД-100-0М2-1-1,5, предел измерения 0—0,1 МПа (0—1 кгс/см²).	ка бензиноупорная, ГОСТ 7171—78; проволока контровочная КО 0,8 кд, ГОСТ 792—67.		

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30			
Пункты РО 2.09.02.01, 2.09.04.01	Замена фильтроэлементов фильтров 11ВФ-12-1	Трудоемкость — 1,32 чел.	- q
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
экипажа, для чего: 1.1. расконтрить и отв «КАБИННОЕ ДАВЛЕНИ ра; 1.2. расконтрить и отв 11ВФ-12-1 и снять фильтр 1.3. расконтрить и с фильтра; 1.4. расконтрить и выя 340101); 1.5. осмотреть резинов 1.6. вставить в корпус кладку 2, законтрить фи фильтра. Промывка фильтроэлем ется; 1.7. подсоединить шла агр. 2077, к тому штуцеру на корпусе фильтра, навер 1.8. установить фильтро контрив винт хомута 4 на 2. Заменить фильтроэлем тейне шп. № 11 (шп. № 2 1. отвернуть винты к 13 на самолетах Ан-26);	помощью двух ключей отвернуть крышку 4 (рис. 2) путь из корпуса фильтра 1 фильтроэлемент 3 (дет. ую прокладку 2 и убедиться в ее целости; фильтра 1 новый фильтроэлемент 3, установить про- пльтроэлемент, завернуть и законтрить крышку 4 пентов в каких-либо моющих жидкостях не допуска- нг, идущий от штуцера «КАБИННОЕ ДАВЛЕНИЕ» фильтра 11ВФ-12-1, на который указывает стрелка онув, затянув и законтрив накидную гайку; 11ВФ-12-1 на кронштейн 1 (см. рис. 1), затянув и за-	Поврежденную резиновую прокладку заменить.	K

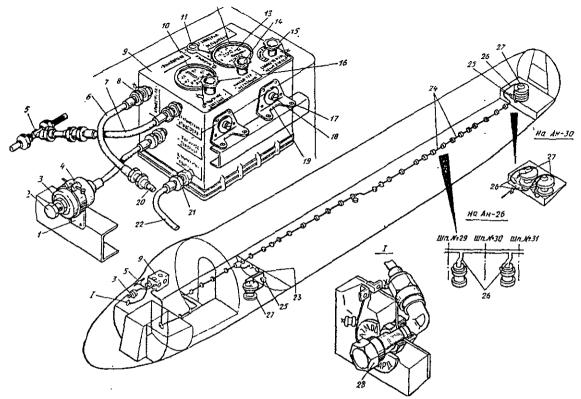


Рис. 1. Установка агр. 2077, 2176 и фильтра 11ВФ-12-1:

1— кронштейн; 2— колпачок; 3— фильтр 11ВФ-12-1; 4— хомут; 5— статическая система; 6, 7, 22— гибкне шлангя; 8, 21— накидные гайки; 9— комвидный прибор 2077; 10— шкала задатчика «Избыточное давление»; 11— трехходовой крац; 12— шкала задатчика «Избыточное давление»; 11— трехходовой крац; 12— шкала задатчика «Избыточное давление»; 14— ручка задатчика «Начало герметизации»; 15— ручка задатчика «Скорость изменения давления»; 16— ручка задатчика «Начало герметизации»; 15— ручка задатчика «Скорость изменения давления»; 16— ручка задатчика «Начало герметизации»; 15— ручка задатчика «Избыточное давление»; 17, 18— винты; 19— кронштейн с амортизатором; 20, 23, 24, 26— трубопроводы; 25— соленоидный клапан (агр. 772); 27— выпускной клапан (агр. 2176Б); 28— штуцер «АТМОСФЕРА АРД»

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	х разорилопонхат	APTA Ne 4	
Содержание операции и технические требования (ТТ)		Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
1 — корпус филь роэл	Рис. 2. Фильтр 11ВФ-12-1: тра; 2, 5 — резиновые прокладки; 3 — фильт- лемент; 4 — крышка; 6 — шилинт		
выпускной клапан с филь:	рнуть винт 1 хомута 4 крепления фильтра 2 к крон-		

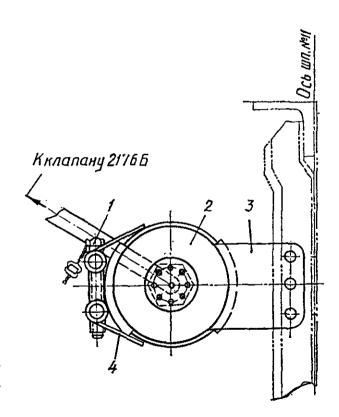


Рис. 3. Крепление кронштейна 24-7604-395 и установка фильтра 11ВФ-12-1 переднего выпускного клапана: 1—винт; 2—фильтр 11ВФ-12-1; 3—кронштейн 24-7604-395; 4—хомут 408АН-56

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 4				
Содержание	операции и технические требования (TT)	Работы, выполняемые при Контотклонениях от ТТ роль			
2.7. подсоединить труб 2, навернув, затянув и за 2.8. установить фильтр винт 1 хомута 4 креплени 3. Заменить один филь кронштейне между шп. № 10 кронштейне между шп. № 29, 3.1. отвернуть винты к шпангоутами; 3 2. снять панели пола,	и по подпунктам 1.3—1.6 настоящей ТК; опровод, соединяющий выпускной клапан с фильконтрив накидную гайку трубопровода; на кронштейн 3 (см. рис. 3), затянув и законя фильтра 2 к кронштейну 3. троэлемент фильтра 11ВФ-12-1, установленный № 38, 39 на самолетах Ан-24 и два фильтроэлем х на кронштейнах между шп. № 38, 39 на самол 30 и № 30—31 на самолетах Ан-26, для чего: репления панелей пола между указанными в гобеспечив доступ к фильтрам; и по подпунктам 2.3—2.8 настоящей ТК.	нтрив на мента летах			
Контрольно-измерительн аппаратура (КИА)	ая Инструмент и приспособления	Расходные материалы			
	Отвертка слесарно-монтажная, ГОСТ 10754—80; ключи гаечные: 10×12, 14×17, 24×27, ГОСТ 10112—80; плоскогубцы комбинированные, ГОСТ 5547—75.				

ВЫПУСКИ 12 И 13 ВЫСОТНАЯ И ПРОТИВООБЛЕДИНИТЕЛЬНАЯ СИСТЕМЫ

(1) к стр. 19-22 Стр. 19-22 изъять и заменить прилагаемыми

К РО самолета Ан-24, Ан-26, Ан~30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА N 5		На страницах	
Пункт РО 2.09.02.02	Проверка надежности агрегатов высотной		Трудоемкость чел	ч
Содержание операции требования (Т		Работы, выпол отклонения		Конт- роль
(агр.21766) и соленоидных п	ие выпускных клапанов клапанов (агр.772). Надеж- и соленоидных клапанов опре- туки	или соленоидного кла	панов подтянуть	T
2. Проверить крепление	(агр.2077) путем поворота			T
arp.2077.	и бирок на гибких шлангах	ления агрегата подтян При отсутствии бир установить их, как у гической карте N 8, в	ок изготовить и казано в техноло-	τ
крепления.			ł	
Контрольно-проверочная аппаратура (КПА)	Инструмент и пр	риспособления	Расходуемые ма	териалы
	Ключи 10×12, ГОСТ комбинированные, ГОСТ 55 но-монтажная, ГОСТ 10754			

К РО самолета Ан-24, Ан-26, Ан-30					ицах
(7) Пункт РО 4.00.00.05, 06			Трудоемкость че	4en4	
Содержание операці требования		Работы, выполняемые при отклонениях от TT		Конт- роль	
идущие от штуцера "Ат "Атмосфера АРД" в элект 1.1. Отсоединить гий мосфера" агр. 2077, раскс у 8 крепления шланга; 1.2. Открыть крышку Ј самолетах Ан-24. Ан-26 и 1.3. Расконтрить и от штуцера 28 "Атмосфера Аб 1.4. Состыковать шлан с гибким шлангом 6; 1.5. Открыть вентиль (гибкий шланг 6 и трубазота должно быть не бол убедиться в свободно "Атмосфера АРД"; 1.6. Закрыть вентиль 1.7. Отстыковать шланга 6. 1.8. Подсоединить гиб	бкий шланг 6 от штуцера "Ат- онтрив и отвернув накидную гай- пока электроотсека справа на и слева на самолетах Ан-30; пвернуть колпачок с сеткой со од"; иг, идущий от баллона с азотом баллона и продуть магистраль бопровод 20) азотом. Давление нее 0,5 МЛа (5 кгс/см 2). ом выходе азота из штуцера 28 баллона; иг баллона с азотом от гибкого окий шланг 6 к штуцеру "Ат- пернув, затянув и законтрив на-			K	

Содержание операции и технические	Работы, выполняемые при	Конт-
требования (TT)	отклонениях от TT	роль
2. Продуть магистраль, идущую от агр.2077 до выпускных клапанов, для чего: 2.1. Отсоединить гибкий шланг 22 от штуцера "К выпускному клапану" агр.2077, расконтрив и отвернув накидную гайку 21 крепления шланга; 2.2. Отвернуть винты крепления панелей пола между шп. № 10-11 и № 38-39 на самолетах Ан-24 до сер. 26-01 (11-02), № 10-11 и № 38-39 на самолетах Ан-24 с серии 26-01 (11-02) и на самолетах Ан-30; № 12-13, № 29-30 и № 30-31 на самолетах Ан-26; 2.3. Снять панели пола обеспечив доступ к выпускным клапанам; 2.4. При отрицательной температуре наружного воздухаподогреть трубопроводы системы АРД теплым воздухом. Температура воздуха на выходе из подогревателя должна быть не более 80 грд С; 2.5. Отсоединить трубопровод, идущий от переднего выпускного клапана от тройника, расконтрив и отвернув накидную гайку, Поставыв Заглушку на тройник; 2.6. Отсоединить: — на самолетах Ан-24трубопровод 26, от штуцера "К РЕГ" заднего выпускного клапана, расконтрив и отвернув накидную гайку; 2.7. Состыковать шланг, идущий от баллона со сжатым азотом с гибким шлангом 22. Примечание. Применять меры, предотвращающие попадание струи выходящего азота в выпускные клапана, а также исключающие повреждение трубопроводов от влияния реактивного момента;		К

Содержание операции и технические требования (TT)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
2.8. Открыть вентиль баллона и продуть магистраль от агр.2077 до выпускных клапанов сжатым азотом в течение 1 мин. Давление азота должно быть 25 МПа (25кгс/см²2). В конце продувки убедиться с помощью фильтровальной бумаги в том, что выходящий из трубопровода воздух не содержит влаги; 2.9. Закрыть вентиль баллона; 2.9. Закрыть вентиль баллона; 2.10. Отстыковать шланг баллона со сжатым азотом от гибкого шланга 22; 2.11. Подсоединить гибкий шланг 22 к штуцеру "К выпускному клапану" на агр.2077, навернув, затянув и законтрив накидную гайку 21 крепления шланга; 2.12. Снять заглушку с тройника, подсоединить клюйнику трубопровод, идуций от переднего выпускного клапана, навернув, затянув и законтрив накидную гайку; 2.13. Подсоединить: — на самолетах Ан-24 трубопровод 26 к штуцеру "К РЕГ" заднего выпускного клапана, навернув, затянув и законтрив накидную гайку; — на самолетах Ан-24 трубопровод общей управляющей линии к заднему выпускному клапану к тройнису, навернув, затянув и законтрив накидную гайку. 3. Проверить на герметичность трубопроводы системы КРД от штуцера "Атмосфера АРД" в электроотсеке до выпускных клапанов (агр.2176Б), для чего: 3.1. Установить трехходовой кран 11агр.2077 в поло-	Если на фильтровальной бумаге видны	К
жение "включено": 3.2. Установить ручкой задатчика 14 стрелку на шка- не "НАЧАЛО ГЕРМЕТИЗАЦИИ" на деление 0,06 МПа (450 мм ыт.ст.):		

Содержание операции и технические	Работы, выполняемые при	Кант-
требования (ТТ)	отклонениях—от ТТ	роль
	Если система не герметична, разъ-	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 6		
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при ТТ то хкинаноплито	Конт роль
15 10 2 10 2 10 2 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10	ли до троверки герметичности трубо- проводов: — спецзаглушки; 2 — переходник		

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 6			
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль	
выпускного клапана агр. 4.1. отсоединить трубо ном клапане, расконтрив 4.2. подсоединить к эт 4.3. установить на уст 4.5. проверить гермети соответствующее высоте 4.5. проверить гермети	провод, идущий к штуцеру «АТМОСФЕРА» на выпуски отвернув накидную гайку; ому штуцеру установку КПУ-3; гановке КПУ-3 стрелки высотомера ВД-10 на «0»; нчность линин «Атмосфера» клапана антипульсатора.	При негерметичности линии «Атмосфера» клапана анти пульсатора проверить надежность затяжки штуцеров и при необходимости подтянуть их или очнстить клапан и седло клапана, для чего: а) расконтрить в отвернути шесть винтов крепления крышки узла антипульсатора; б) снять крышку, пружину в клапан; в) очнстить от продуктов курения или пыли клапан и седло клапана салфеткой, смоченной жидкостью ЭАФ; г) собрать узел антипульсатора в обратной последовательности; д) проверить вновь клапан на герметичность, при негерметичности после повторной про-		

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	а ж атчая каузарилопонхат			
Содержание операции и технические требования (TT)		Работы, выполняемые при Контотклонениях от ТТ роль		
ном клапане; 4.7. подсоединить к шт нув и законтрив накидную 5. Законтрить крышку 6. Проверка герметичн выполняется техником по 7. Законтрить: — трехходовой кран 1 — ручку задатчика 15 — ручку задатчика 16	нока электроотсека. оти трубопроводов статического давления агр. иРЭО в соответствии с ТК № 29, вып. 20, 21, 22 (см. рис. 1) в положении «ВКЛЮЧЕН»; положении 24Па/с (0,18 мм рт. ст./с); в положении 0,03 МПа (0,3 кгс/см²). цатчика 14 стрелку на шкале «Начало герметизаця	атя- 2077 2, 23.		
Қонтрольно-измерительна аппаратура (ҚИА)	Я Инструмент и приспособления	Расходные материалы		
Контрольно-проверочная тановка КПУ-3 с приб ВД-10.	ром заглушка; баллон с азотом,	Проволока контровочная КО 0,5, 0,8, ГОСТ 792—67; салфетка х/б, ГОСТ 7138—73; головная фракция (бывшая жид-кость ЭАФ), ОСТ 18-121—73; жатый воздук, ГОСТ 11882—73. "азот технический, ГОСТ 1012-72".		

K PO самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 7	На страницах 26—43	
(7) Пункт РО 2.09.03.01	Проверка агр. 2077, 2176Б на стенде	Трудоемкость — 6,31 челч	
Содержание	операции и технические гребования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль
2. Снять выпускной в 11 (12, 13 на самолетах 2.1. отсоединить труб кидную гайку; 2.2. отсоединить трубном клапане с клапанной 2.3. отсоединить две «АТМОСФЕРА» огранич расконтрив и отвернув и 2.4. отсоединить от выпускной клапан агр. и акидную гайку; 2.5. отсоединить от клапану изд. 772, раскорис. 5); 2.6. отвернуть гайку	ку от штуцера 3 (рис. 5), расконтрив и отвернув на- ку, соединяющую штуцер 4 «АТМОСФЕРА» на выпуск- коробкой 13, расконтрив и отвернув накидную гайку; трубки, соединяющие штуцера 16 «СТАТИКА» и 15 ителя избыточного давления с клапанной коробкой 13, акидиые гайки; выпускного клапана трубку 3 (рис. 6), соединяющую 2176Б с фильтром 11ВФ-12-1, расконтрив и отвернув выпускного клапана трубку, идущую к соленоидному итрив и отвернув накидную гайку от штуцера 2 (см. стяжного хомута 6, стягивающего фланец выпускного		T
3. При снятой панели шп. № 37—38 на самол	иной коробки 13, и снять выпускной клапан. пола снять выпускной клапан, расположенный между петах Ан-24 до сер. 26-01, между шп. № 38—39 на 26-01 и на самолетах Ан-30, между шп. № 29—30		Т
на самолетах Ан-26, вып 4. При снятой панели между шп. № 38—39 на	юлнив работы по подпунктам 2.1—2.6 настоящей ТК. пола снять второй выпускной клапан, расположенный самолетах Ан-30, между шп. № 30—31 на самолетах по подпунктам 2.1—2.6 настоящей ТК.		Т
5. Произвести внешни	и осмотр клапана и седла, для чего:		К

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30

ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 7

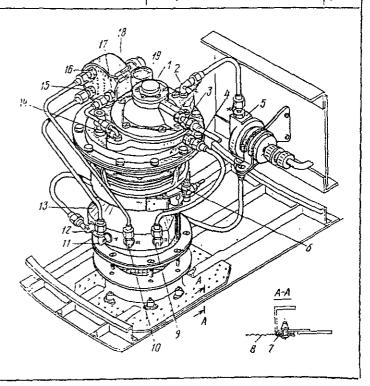
Содержание операцыи и технические требования (ТТ)

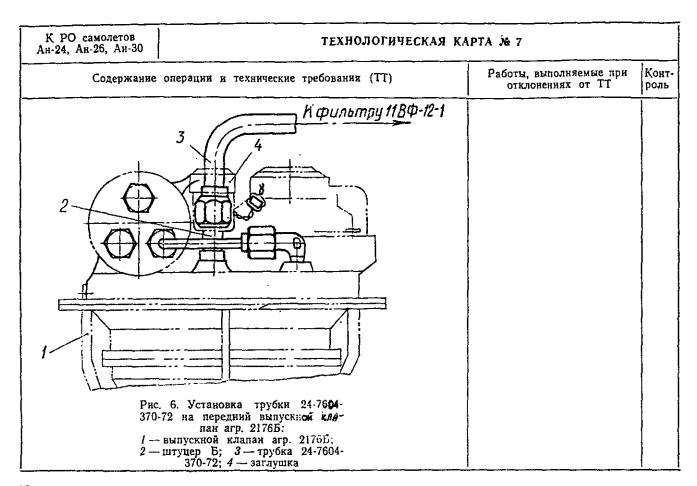
Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ

Контроль

Рис. 5. Установка выпускного и соленоидного клапанов:

7— антипульсатор: 2— штуцер «К ДАТЧИКУ»; 3— штуцер «К РЕГ»; 4— штуцер «АТМОСФЕРА»; 5— соленоидный клапав (изд. 772); 6— комут: 7— прижимное кольцо; 8— сетка; 9— штуцер II; 10— штуцер III; 11— штуцер IV; 12— штуцер «АТМОСФЕРА»; 13— клапанная коробка: 14— дюза; 15— штуцер «АТМОСФЕРА»; 16— штуцер «СТАТИКА»; 17— штуцер «К КЛАПАНУ»; 18— ограничитель избыточного давления; 19— обратный клапан





(3) K CTD. 29

Колонка 1, текст "Примечания" изложить в следующей редакции:

Примечание. 1. Для стендов оборудованными ротаметрами РМ-4 и РМ-2 вместо кранов "ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-5" и "ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-3" использовать соответственно краны "ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РМ-4" и "ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РМ-2.
2. Расход воздуха на стенде, контролируемый ротаметром РС-5, дол-

жен быть (80+ 10) л/мин вместо расхода воздуха 60-70 ед (105-120 дм 3 мин), указанного в тексте данной техкарты.

3. Регистрация показания приборов при снятии параметров должна производиться при установившемся режиме (стрелки вариометров "КАБИНА"

и "ATMOCФEPA" находятся на нуле). 4. Стенд СВС для проверки агрегатов СРД должен быть аттестован метрологической службой АТБ.

Қ РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая ка	PTA № 7	
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль
продуть внешнюю поверх 0,02 МПа (0,2 кгс/см²); 52. проверить внешнее трубок, надежности креп. 5.3. осмотреть инжнюк Убедиться, что там н Технология промывки 6. На все штуцера снческую лабораторию для 7. Подготовить стенд 7.1. установить на степ. Кранов «ОТКЛЮЧЕТ МЕТРА РС-3» исполі МЕТРА РМ-4» и «О 2. Стенд СВС для прогической службой 7.2. убедиться в том, что променания проделення прости по поверхного по по поверхного по по поверхного по поверхного по по поверхного по поверхного по пове	крышке клапана 2176Б. дюзы изложена в ТК № 3 настоящего выпуска ятых агрегатов установить заглушки и сдать в техни- проверки работоспособности с помощью стенда СВС. СВС к работе, для чего: иде все краны в закрытое положение (рис. 7). нов, оборудованных ротаметрами РМ-4 и РМ-2 вместо ные ротаметра РС-5» и «ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТА- взовать соответственно краны «ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТА- ГКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РМ-2». ОВЕРКИ агрегатов СРД должен быть аттестован метро- АТБ;	Ослабленные штуцера подтянуть. Поврежденные трубки заменить. Отложения и загрязнения на клапане очистить с помощью салфетки, смоченной жидкостью ЭАФ, или деревянной лопаткой, предварительно заглушив все отверстия и штуцера. Очистка отложений с помощью острых предметов и шлифовальной шкурки запрещается.	

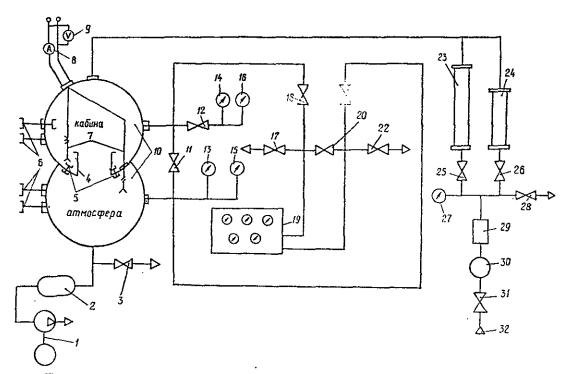


Рис. 7. Принципиальная схема стенда для проверки регуляторов давления и выпускных клапанов:

1— вакуумнасос ВН-2МГ с электроденгателем; 2— ресквер; 3— кран «РЕГУЛИРОВКА ВЫСОТЫ»; 4— патрубок для установки проверяемых изделий; 5, 6— штуцера; 7— провод с ШР; 2— амперметр; 9— вольтметр; 10— барокамера с отсеками «Кабика» и «Атмосфера»; 11— кран «ВЫРАВНИВАНИЕ ДАВЛЕНИЯ МЕЖДУ КАМЕРАМИ»; 12— кран «ОТКЛ. ВЫСОТОМЕРА и ВАРНОМЕРА и ВАРНОМЕРА и «Кабика»; 13— высотомер «АТМОСФЕРА»; 14— высотомер «КАБИНА»; 15— варнометр «АТМОСФЕРА»; 16— варнометр «КАБИНА»; 17— кран «ПЕРЕПАД «АТМОСФЕРА»; 14— кран «ОТКЛ. ПЬЕЗОМЕТРА»; 16— кран «ОТКЛ. ПЬЕЗОМЕТРА»; 19— установка контроля анероидно-манометрических приборов «УКАМП); 20— кран «ВЫРАВНИВАНИЕ ДАВЛ. В ПЬЕЗОМЕТРЕ»; 21— кран «ПЕРЕПАД «КАБИНА»— АТМОСФЕРА»; 23— ротаметр РС-5; 24— ротаметр РС-3; 25— мран «ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА «ОТКЛ. ПЬЕЗОМЕТРА ОТ «АТМОСФЕРЫ»; 22— кран «ПЕРЕПАД «КАБИНА»— АТМОСФЕРА»; 23— ротаметр РС-5; 24— кран «ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-3»; 27— манометр; 28— кран «ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-3»; 27— манометр; 28— кран «ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-3»; 27— манометр; 28— кран «ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-3»; 27— манометр; 28— кран «ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-3»; 27— манометр; 28— кран «ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-3»; 27— кран «ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-3»

(4) K CTD. 31

В конце пункта 8 внести текст:

8.1.5. Проверьте герметичность полости "Атмосфера", для чего: - установите трехходовой кран 11 (рис.1) в положение "ВКЛЮЧЕНО";

- установите ручку 14 задатчика "Начало герметизации" на деление 0.107 MNa (806 MM pt.ct.);

- установите ручку 16 задатчика "Избыточное давление" на деление 0.03 MNa (0.3 krc/cm^2):

- установите ручку задатчика 15 "Скорость изменения давления" в положение 24 П/с (0,18 мм рт.ст.);

- подсоедините установку КПУ-3 к штуцеру "Атмосфера". Установите барометрическую высоту высотомера ВД-10 на давление дня;

- создайте разряжение, соответствующее высоте 3000 м по высотоме-DV B∏-10.

Примечание. На установке КПУ-3 в качестве указателя может быть установлен высотомер ВД-10 или указатель скорости КУС-1200. Падение высоты не должно превышать 60 м/с по высотомеру ВД-10 или падение скорости с 775 км/ч до 0 должно происходить за время не менее 50 с по указателю скорости КУС-1200.

- отсоедините установку КПУ-3 от агр. 2077.

Если параметры падения высоты или скорости больше, чем указано в TT, то агр. 2077 отправьте в ремонт.

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 7			
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль	
0,1 МПа (760 мм рт. ст. 8. Проверить агр. 207 8.1. осмотреть агрегат 8.1.1. в отсутствии трются плавные вмятины г 8.1.2. в целости контр 8.1.3. в отсутствии за в шлицах. Ручки задатчиков дол в шлицах; 8.1.4. в надежности ку У 8.1.5 9. Проверить агр. 207 9.1. установить прове штуцера с помощью гиб подсоединение гибки писями на стенде и агр. 9.2. открыть крышку (агр. 2176Б) на патрубке Выпускной клапан до	7 до установки на стенде, для чего: н убедиться: н убедиться: ещин, вмятин на корпусе; на корпусе агрегата допуска- лубиной до 1 мм; овки и наличии пломб; едания ручек задатчиков и надежности фиксации ручек жны вращаться без заеданий и надежно фиксироваться репления штуцеров в корпусе. 7 на стенде, для чего: ряемый агрегат снаружи барокамеры и соединить его ких шлангов со штуцерами на боковой стенке стенда. х шлангов следует производить в соответствии с над- 2077; барокамеры и установить эталонный выпускной клапан е барокамеры, закрепив его хомутом. лжен быть плотно установлен на патрубке барокамеры пления эталонного выпускного клапана (агр. 2176Б)	При трещинах и вмятинах глубиной более 1 мм агрегат отправить в ремонт. Неисправные контровку и пломбы заменить. При заедании ручек задатчиков и ненадежности их фиксации в шлицах агрегат отправить в ремонт. При ослаблении штуцера снять контровку, затянуть в вновь законтрить штуцер.	t	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая кар	TA M 7	
Содержанне	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль
шие повторную прове технологическими паст	ми агрегатами считать агрегаты 1-й категории, прошед- рку на предприятии-разработчике и укомплектованные портами с точными значениями основных параметров. ных агрегатов на предприятии-разработчике произво- раза в два года;		
пускного клапана и штуц ления выпускного клапана кСТАТИКА» ограничитель цером «АТМОСФЕРА» ба горе выпускного клапана 9.4. плотно закрыть кр 9.5. проверить градуир 9.5.1. установить ручк БЫТОЧНОЕ ДАВЛЕНИЕ 9.5.2. установить ручк 7ИЗАЦИИ» на деление 0 9.5.4. установить ручк ТИЗАЦИИ» на деление 24 Па/9.5.5. включить компре 9.5.6. открыть кран «С манометру 27 стенда 9.5.7. открыть кран «С	овку шкалы «ИЗБЫТОЧНОЕ ДАВЛЕНИЕ», для чего: ой задатчика 16 (см. рнс. 1) стрелку на шкале «ИЗ- к» на деление 0,03 МПа (0,3 кгс/см²); содовой кран 11 в положение «ВКЛЮЧЕН»; об задатчика 14 стрелку на шкале «НАЧАЛО ГЕРМЕ- ,1 МПа (750 мм рт. ст.); об задатчика 15 «СКОРОСТЬ ИЗМЕНЕНИЯ ДАВЛЕ- с (0,18 мм рт. ст./с); ссор 32 (см. рнс. 7); ПОДАЧА ВОЗДУХА» 31 и довести давление воздуха до величины не менее 0,02 МПа (0,2 кгс/см²); ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-5» 25 и создать на рез «кабину» 60—70 ед. (105—120 дм³/мин) по ро-		

кабина крегупятору стат година и об и на к регупятору година и об и на к регупятору година и об и на к регупятору		
ж регулятору атм. стат 2176 атм. 2176	аботы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Кон роли
ат м о с фера		

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 7			
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклоненнях от TT	Конт- роль	
боров (УКАМП) с учето эксплуатации установки.	установке контроля анероидно-манометрических при- ом градуировочных таблиц, согласно инструкции по должно быть 0,031—0,027 МПа (240—205 мм рт. ст).	В случае завышения (зани-		
ля анероидно-маноме:	и на стенде СВС пьезометра вместо установки контрогрических приборов (УКАМП) снять показания пьезо-МОСФЕРА. Избыточное давление должно быть 10-205 мм рт. ст.);	жения) значения избыточного давления разрешается регулировать его поворотом ручки 16 (см. рис. I) задатчика «ИЗБЫТОЧНОЕ ДАВЛЕНИЕ» на один зубец фиксатора ручки вправо или влево с перемещением стрелки в пределах тол-		
и снять показания на УК.	нину расхода воздуха, «подняться» на высоту 6 300 м АМП. должно быть 0,0310,027 МПа (240-205 мм рт. ст.).	щины риски деления. В случае завышения (зани-		
ля анероидно-маноме	н на стенде СВС пьезометра вместо установки контротрических приборов (УКАМП) снять показания пьезо-МОСФЕРА». Избыточное давление должно быть 0—205 мм рт. ст.);	жения) значения набыточного давления разрешается регулировать его поворотом ручки 16 (см. рис. 1) задатчика «ИЗБЫТОЧНОЕ ДАВЛЕНИЕ» на один зубец фиксатора ручки вправо или влево с перемещением стрелки в пределах толщины риски деления.		
 ЧА ВОЗДУХА» 31; 9.5.12. закрыть кран «В 9.5.13. плавно открыт 	«ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-5» 25 и «ПОДА- РЕГУЛИРОВКА ВЫСОТЫ» 3; ь кран «ВЫРАВНИВАНИЕ ДАВЛЕНИЯ МЕЖДУ выравнивания давления закрыть его;	щим риски долени.		

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 7		
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
9.6.1. убедиться, что занные в подпунктах 9.5. 9.6.2. плавно открыть «КАБИНА». Кран «ОТКЛ. ВЫСО резких изменениях давленения кабинного варноме 9.6.3. открыть кран «Операких изменениях кабинного варноме 9.6.4. открыв кран «Операких изменену 27 стенда 9.6.4. открыв кран «Операких видила воздуха через 9.6.5. плавно открыть вначале на высоту 1 500 «Кабины» 14. Высотомер «Кабины» зания снимать через 1—установится на «О», а стр 9.6.6. закрыть краны МЕТРА РС-5» 25; 9.6.7. закрыть кран «Петра РС-5» 25; 9.6.7. закрыть градущим при «снижении», детаные в подпунктах 9.5. 9.7.2. установить руко	кран 12 «ОТКЛ. ВЫСОТОМЕРА И ВАРИОМЕТРА ПОМЕРА И ВАРИОМЕТРА «КАБИНА» закрывать при ния в кабине и затем плавно открывать для предохратра от повреждения; ПОДАЧА ВОЗДУХА» 31 и довести давление воздуха до величины не менее 0,02 МПа (0,2 кгс/см²); ГКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-5» 25 создать на стен-«кабину» 60—70 ед. [(105—120) ди³/мин]; кран «РЕГУЛИРОВКА ВЫСОТЫ» 3 и «подняться» и, а затем — на 2 300 м и снять показания высотомера должен показывать высоту от —30 м до 300 м. Пока-2 мин после того как стрелка вариометра «кабины» 16 гелка высотомера «кабины» 14 перестанет перемещаться; «ПОДАЧА ВОЗДУХА» 31 и «ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТА-РЕГУЛИРОВКА ВЫСОТЫ» 3; кран «ВЫРАВНИВАНИЕ ДАВЛЕНИЯ МЕЖДУ КА-выразнивания величины давления закрыть его; совку шкалы «СКОРОСТЬ ИЗМЕНЕНИЯ ДАВЛЕ-ия чего: надатчики на агр. 2077 установлены в положения, ука-	В случае отклонений от ТТ направить агрегат в ремонт.	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 7				
Содержание	операции и технические требования (TT)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль		
ние воздуха по маног (0,2 кгс/см²); 9.7.4. плавно открыть 9.7.5. создать краном расход воздуха через «пр.5 23; 9.7.6. «подияться» на 9.7.7. произвести «снижения» Скорость «снижения» скорость «снижения» а с 4 000 м до нуля 4—Ика6 = 1 000 м должно на которых измеряется с Скорость нарастания дагодз5 мм рт. ст./с). Копарастания давления не давления в кабине можі должны быть 2,0—3,0 м/9.7.8. выключить ваку 9.7.9. закрыть кран 39.7.10. закрыть кран 39.7.11. закрыть кран 39.7.12. плавно открыт КАМЕРАМИ» и после ві 9.8. заключительные 9.8. заключительные 9.8.1. отсоединить гиб 9.8.2. ручкой задатчик	ПОДАЧА ВОЗДУХА» 31 (см. рис. 7) и довести давлеметру 27 стенда до величины не менее 0,02 МПа кран 3 «РЕГУЛИРОВКА ВЫСОТЫ»; «ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-5» 25 на стенде кабину» 60—70 ед. (105—120 дм³/мин) по ротаметру высоту 6 000 м и выдержать ее в течение 3 мин; ижение» с высоты 6 000 м до высоты «0» м. определять по варнометру «АТМОСФЕРА». с высоты 6 000 м до 4 000 м должна быть 7—10 м/с, 6 м/с. Время «снижения» с $H_{846} = 2000$ м до высоты быть 332—600 с. Перепад давлений между высотами, корость, должен составлять 10,4 КПа (78 мм рт. ст.). вления в «кабине» должна быть 17,3—31,3 Па/с (0,13—пректировка расхода воздуха при измерении скорости допускается. Ориентировочно о скорости изменения но судить по вариометру «кабина», показания которого (с; умнасос 1 и компрессор 32; «ПОДАЧА ВОЗДУХА»; 25 «ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-5»; 3 «РЕГУЛИРОВКА ВЫСОТЫ»; ть кран 11 «ВЫРАВНИВАНИЕ ДАВЛЕНИЯ МЕЖДУ ыравнивания давления закрыть его; работы выполнять в следующем порядке: кие шлацити от агр. 2077; за 16 (см. рис. 1) установить стрелку на шкале «ИЗБЫ-на деление 0,03 МПа (0,3 кгс/см²);	Если время «снижения» от личается от допустимого, от править агрегат в ремонт.			

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая ка	APTA № 7	
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль
ТИЗАЦИИ» на деление (9.8.4. ручкой задатчик: НИЯ» на деление 24 Пај 9.8.5. установить трех 9.8.6. законтрить конт РОСТЬ ИЗМЕНЕНИЯ Д довой кран 11; 9.8.7. записать результ 9.8.8. открыть крышку ный выпускной клапан ска 10. Проверить выпуска 10.1. тарелки и седл верхности; 10.1.2. резиновые мема Допускается незначит армирующей ткани; 10.1.3. контровка гаек состоянии; 10.2. проверить гермет чего:	ходовой кран 11 в положение «ВКЛЮЧЕН»; ровочной проволокой ручки 15, 16 задатчиков «СКО-АВЛЕНИЯ», «ИЗБЫТОЧНОЕ ДАВЛЕНИЕ» и треххоаты проверки в паспорт агрегата; барокамеры и снять проверенный агр. 2077 и эталон-	торых мембраны имеют трещи- ны и механические поврежде- ния, направить в ремонт.	
	ом КПУ-3 разрежение в полости под клапаном анти- щее высоте 3 000 м по прибору ВД-10.	Если полость под клапаном негерметична: — расконтрить и отвернуть	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая ка	PTA № 7	
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль
	м антипульсатора считается герметичной, если скорость шает 60 м/с по прибору ВД-10;	шесть винтов крепления крышки узла антипульсатора; — снять крышку узла антипульсатора; — снять крышку узла антипульсатора так, чтобы мембрана осталась на корпусе агрегата; — осторожно отделить пинцетом мембрану на 3/4 ее окружности от корпуса агрегата и салфеткой х/б, смоченной жидкостью ЭАФ, очистить от загрязнения клапан антипульсатора; — опустить мембрану и установить крышку антипульсатора на место, завернув и законтрив винты; — повторно проверить на герметичность полость под клапаном антипульсатора. При негерметичности полости после повторной проверки заменить	-
в полностью закрытое по	ия опускания тарелки клапана из полностью открытого ложение, для чего: ыпускной клапан агр. 2176Б на ровную горизонтальную	выпускной клапан.	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КА	PTA № 7	
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
в верхнее положение и о из полностью открытого в Тарелка клапана долж положении. Время опуска закрытое положение долж тым тогда, когда тарелка 11. Проверить выпуска 11.1. установить эталом штуцера с помощью гибка Подсоединение гибких писямя на стенде и агр. 2 Примечания: 1. Эталонным шие повторную провентехнологическими пас	на медленно опускаться вниз без заедания в верхнем ния клапана из полностью открытого в полностью но быть 25—65 с. Клапан считается полностью закры- клапана плотно сядет на седло без перекосов. ной клапан агр. 2176Б на стенде, для чего: нный агр. 2077 снаружи барокамеры и соединить его их шлангов со штуцерами на боковой стенке стенда. шлангов следует производить в соответствии с над-	очистить обратный клапан на крышке агрегата. Технология очистки обрат- ного клапана изложена в ТК № 3 настоящего выпуска.	
дить не реже одного развить не реже одного развить крышку клапан агр. 2176Б на па Затяжку хомута крепь (10—30 кгс см). Выпускной клапан дол 11.3. соединить через т пускного клапана и штушения выпускного клапана 11.4. соединить штуценылускного клапана со и выпускного клапана со и	раза в два года; барокамеры и установить проверяемый выпускной грубке барокамеры, закренив его хомутом. пения агр. 2176Б производить усилием 1,0—3,0 Н-м жен быть плотно установлен на патрубке барокамеры: ройник штуцер «АТМОСФЕРА» на антипульсаторе высре «АТМОСФЕРА» на ограничителе избыточного дазсо штуцером «АТМОСФЕРА» барокамеры (см. рис. 8); р «СТАТИКА» на ограничителе избыточного давления итуцером «АТМОСФЕРА» барокамеры; р «К РЕГУЛЯТОРУ» на антипульсаторе выпускного им штуцером барокамеры;		

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КА	PTA № 7	
Содержание	операции и технические требования (TT)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль
11.8. установить на пу — «ОТКЛ. ПЬЕЗОМЕ — «РЕГУЛИРОВКА 11.9. определить велич 11.9.1. трехходовой кр положение «ВЫКЛЮЧЕН 11.9.2. полностью откр НИЯ ВОЗДУХА» стенда; 11.9.3. открыть кран «11.9.4. включить ваку ВЫСОТЫ», произвести и между «кабиной» и «атм Перепад давления опримечание. При наличи показания по пьезоме При перепаде давлени выпускной клапан не дол	мину утечки воздуха через выпускной клапан, для чего: ман 11 (см. рис. 1) эталонного агр. 2077 установить в Нь; ыть кран 28 (см. рис. 7) «РЕГУЛИРОВКА ДАВЛЕ-ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-5» 25 на 0.5—1 об; умнасос 1 и, прикрывая кран 3 «РЕГУЛИРОВКА одъем до высоты, обеспечивающей перепад давлений осферой» 0,0306 МПа (230 мм рт. ст.). ределять по УКАМП с учетом градуировочных таблици на стенде СВС пьезометра вместо УКАМП снятьстру. я 0,0306 МПа (230 мм рт. ст.) утечка воздуха через жна превыщать 50 дм³/мин;	Если расход воздуха превы- шает 50 дм³/мин: а) проверить затяжку гайки хомута крепления клапана. Момент затяжки должен быть 1,0—3,0 Н·м (10— 30 кгс/м); б) проверить чистоту тарел- ки, седла и при необходимости удалить с них загрязнения ки- стью, смоченной жидкостью ЭАФ; сильно загрязненные ме- ста очистить деревянной лопат- кой; в) проверить равномерность затяжки винтов крепления та- релки клапана к мембране.	

Қ РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая ка	PTA N. 7	
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт роль
— «ОТКЛ. ПЬЕЗОМЕ — «ОТКЛЮЧЕНИЕ І — «РЕГУЛИРОВКА 11.10. определить велиным клапаном, для чего: 11.10.1. включить кран по манометру 27 стенда 11.10.3. открыть кран по ротаметру РС-5. Установившийся перенется величной избыточнного давления проверя 0,030 МПа (258—228 мм Перепад давления оп Примечание. При наличии снять по пьезометру. (258—228 мм рт. ст.)	«ПОДАЧА ВОЗДУХА» 31 и довести давление воздуха до величины ие менее 0,02 МПа (0,2 кгс/см²); к «ОТКЛЮЧЕНИЕ РОТАМЕТРА РС-5» 25; нде расход воздуха через «кабину» 70 ед. (120 дм³/мин) мад давлений между «кабиной» и «атмосферой» являюто давления, поддерживаемой ограничителем избыточемого выпускного клапана и должен быть 0,034— рт. ст.). ределять по УКАМП с учетом градуировочных таблици на стенде СВС пьезометра вместо УКАМП показания Избыточное давление должно быть 0,034—0,030 МПа;	Если избыточное давление не соответствует ТТ: — снять пломбу с ограничителя избыточного давления; — отвернуть колпачок; — отрегулировать поворотом винта необходимую величину избыточного давления; — завернуть колпачок и установить пломбу на ограничитель избыточного давления.	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая ка	PTA № 7	
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
КАМЕРАМИ» 11 и посли 11.10.7. трехходовой и положение «ВКЛЮЧЕН» 11.11. проверить споссменения давления в каби полнить работы по пп. 9 11.12. выполнить закли 11.12.1. выключить вакли 11.12.2. снять со стенд 11.12.3. установить заи 11.12.4. записать резу 12. Установить снятые 12.1. получить снятые верки; 12.2. установить выпус При установить выпус стяжного хомута 6 (см. 12.4. установить на м (4) стр. 42	ть кран «ВыРАВНИВАНИЕ ДАВЛЕНИЯ МЕЖДУ е выравнивания давления закрыть его; кран 11 (см. рис. 1) эталонного агр. 2077 перевести в боность выпускного клапана поддерживать закон изне, задаваемый контрольным агр. 2077; при этом вылоче, задаваемый контрольным агр. 2077; при этом вылочельные работы в следующем порядке: клумнасос 1 и компрессор 32 (см. рис. 7); клушки на штуцер и патрубок; пьтаты провереный агр. 2176Б и эталонный агр. 2077; клушки на штуцер и патрубок; агрегаты на самолет, для чего: агрегаты из технической лаборатории после их про-2077 как указано в ТК № 8, вып. 25, ч. 2; кные клапана агр. 2176Б момент затяжки гайки рис. 5) должен быть 1—3 Н·м (10—30 кгс. См.) есто панели пола, завернув винты их крепления.	30 krc.cm".	K

Қ РО самолетов Ан-24, Ан-25, Ан-30	технологическа	Я КАРТА № 7	
Содержание опе	Содержание операции и технические требования (ТТ)		Конт- роль
секундомер механически ГОСТ 5072—79 Е; контрольн); 2839—80 E; приспособление для измерения слубины штрихов; плоскогубцы комбинирой, ванные, ГОСТ 5547—75; ключ 24-9020-450; отвертка слесарно-монтажная, ГОСТ 3 17199—71; баллон со сжатым воздухом	ГОСТ 792—67; головная фракция (шая жидкость ЭАФ), ОСТ 18-121—73; тый воздух, ГОСТ 11882—77 м ГОСТ 10597—80; нефрас С 50/170, Г 8505—80; смазка ЦИАТИМ—201, Г 6267—74; ветошь х/6, ГОСТ 5354—79.	быв- сжа- исть, ОСТ ОСТ

Қ РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая карта № 8	На страницах 44—59	
Пункт РО 2.09.03.01	Проверка работоспособности arp. 2077 и 2176Б без снятия их с самолета с помощью установки КПА-ПВД	Трудоемкость — 1,5 челч	I
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
для чего: 1.1. осмотреть устано и деталей. Контрольно-поверочна: — приборами УВПД—тройниками (3 шт.) — крестовиной (1 шт.) — переходниками с на заглушками (3 шт.) — резиновыми трубка);); икидными гайками (4 шт.););	Если нет таблиц поправок, то отправить приборы в ла- бораторию на проверку для получения этих таблиц.	ĸ
При этом высотомер до рическому давлению аэро	пневмонасос установки залито масло. Уровень масла	При необходимости доза- лить масло до риски смотро- вого окна.	•
2. Проверить гермет	аслонкой с установки КПА-ПВД. ичность трубопроводов от агр. 2077 до выпускных сте с указанными агрегатами, для чего:		К

Содержание операции и технические требования (ТТ) 2.1. установить трехходовой кран на агр. 2077 в положение «ВКЛЮЧЕН»; 2.2. расконтрить и отвернуть колпачок с отверстиями со штуцера 11ВФ-12-1 у агр. 2077 и на штуцер фильтра навернуть заглушку 4 (рис. 9); 2.3. открыть крышку люка электроотсека справа на самолетах Ан-24, Ан-26 и слева на самолетах Ан-30. Расконтрить и отвернуть колпачок с сеткой на штуцере «АТМОСФЕРА АРД»; 2.4. установить установку КПА-ПВД возле электроотсека и через переходник 1 с накидной гайкой, крестовину 2, тройник 3 и резиновые трубки Ø4 мм соединить штуцер «АТМОСФЕРА АРД» в электроотсеке со штуцером «С» установки КПА-ПВД и приборами УВПД-15, ВД-10 и ВАР-30 как указано	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Контроль
2.2. расконтрить и отвернуть колпачок с отверстиями со штуцера 11ВФ-12-1 у агр. 2077 и на штуцер фильтра навернуть заглушку 4 (рис. 9); 2.3. открыть крышку люка электроотсека справа на самолетах Ан-24, Ан-26 и слева на самолетах Ан-30. Расконтрить и отвернуть колпачок с сеткой на штуцере «АТМОСФЕРА АРД»; 2.4. установить установку КПА-ПВД возле электроотсека и через переходник 1 с накидной гайкой, крестовину 2, тройник 3 и резиновые трубки Ø4 мм соединить штуцер «АТМОСФЕРА АРД» в электроотсеке со штуцером «С»		
на рис. 10; 2.5. подсоединить электрокабель к ШР 18 на установке КПА-ПВД, а затем к розетке постоянного тока напряжением 24—28 В, расположенной в электроотсеке. На установке КПА-ПВД должен загореться зеленый светосигнализатор 15 (рис. 11), сигнализирующий подачу питания на установку.		
ВНИМАНИЕ! ВО ВРЕМЯ РАБОТЫ ОСТАВЛЯТЬ УСТАНОВКУ ПОД ТО- КОМ БЕЗ НАДЗОРА ЗАПРЕЩАЕТСЯ;		
2.6. рукоятку крана-переключателя режимов 7 (рнс. 11) на КПА-ПВД установить в положение «РАЗР»; 2.7. двухполюсный переключатель 6 установить в положение «ВКЛ», а в ночное время— в положение «ВКЛ—СВЕТ»; 2.8. открыть регулировочный кран статического давления 2, установив рукоятку крана в положение «РАЗР» поворотом ее против часовой стрелки; создать разряжение в трубопроводах, соответствующее значению 3 000 м по прибору ВД-10; 2.9. закрыть регулировочный кран статического давления 2, повернув рукоятку крана по часовой стрелке, и проверить герметичность системы. Скорость падения высоты по прибору ВД-10 должна быть не более 60 м/с;	При отклонении от ТТ вы	

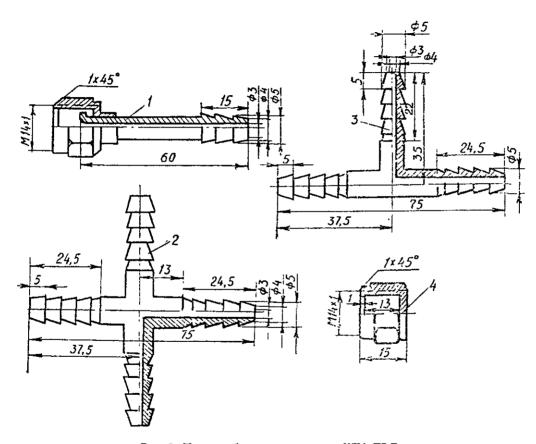
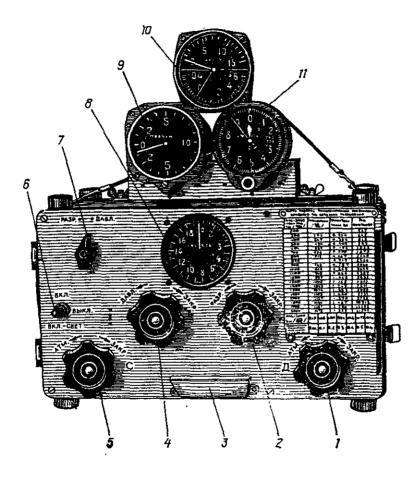
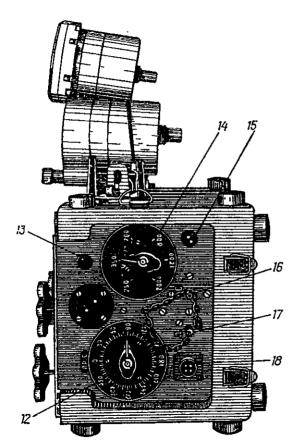


Рис. 9. Приспособление к установке КПА-ПВД: I — переходник; 2 — крестовина; 3 — тройник; 4 — заглушка

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическа	AA KAPTA № 8
Содержанне	операции и техническые требования (ТТ)	Работы, выполняемые при Контотклонениях от ТТ роль
	Атмосфера АРД ВП-10 УВПД-15 КПА-ПВД С	негерметичности. Возможной причиной негерметичности системы может быть негерметичность трубопроводов, агр. 2077 или выпускного клапана, которые следует проверить как указано в пп. 3, 4, 5 настоящей ТК.
Рис. 10. проводов	Схема проверки герметичности трубоот агр. 2077 до выпускных клапанов	

a





б

Рис. 11. Внешний вид установки КПА-ПВД:

а—вид спереди:

1 — кран сброса динамического давления; 2 — регулировочный кран статического давления; 3 — сигнальная лампа; 4 — регулировочный кран динамического давления; 5 — кран сброса статического давления; 6 — двухполюсный переключатель; 7 — кран-переключатель режимов; 8 — указатель скорости КУС-2500; 9 — ВАР-30; 10 — УВПД-15; 11 — ВД-10

6 — вид сбоку:

12 — предохранительный кран статического давления («ПР. С»); 13 — предохранитель; 14 — регулируемый предохранительный клапан динамического давления («ПР. Д»); 15 — зеленый светосигнализатор; 16 — штуцер статического давления; 17 — штуцер динамического давления; 18 — ШР

'K PO самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая ка	PTA Ne 8	
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
в положение «ВЫКЛ»; 2.11. открыть кран сб; повернув рукоятку крана 2.12. отсоединить уста 2.13. на штуцер «АТМ сеткой; 2.14. снять заглушку с 2.15. отсоединить элен отсеке. 3. Проверить узел ре 3.1. установить устано 3.2. отсоединить от МОСФЕРА» агр. 2077 ги накидные гайки; установ 3.3. с помощью тройни установленные на штуцеј РА» агр. 2077, к штуцер РА» агр. 2077, к штуцер 3.4. подключить устани жением 24—28 В, располь На установке КПА-ПІ (см. рис. 11), сигнализиру 3.5. убедиться, что на — стрелка на шкале « (0,3 кгс/см²); — стрелка на шкале « (806 мм рт. ст.); — задатчик «СКОРОС! (2,18 мм рт. ст/с);	новку КПА-ПВД от штуцера «АТМОСФЕРА АРД»; МОСФЕРА АРД» навернуть и законтрить колпачок с по штуцера фильтра 11ВФ-12-1 у агр. 2077; ктрокабель от розетки постоянного тока в электро- гулировки избыточного давления агр. 2077, для чего: вку КПА-ПВД в кабине экипажа; штуцеров «СТАТИЧЕСКАЯ АТМОСФЕРА» и «АТ- бкие шланги 6, 7 (см. рис. 1), расконтрив и отвернув ить на штуцера переходники I (см. рис. 9); ика 3 и резиновых трубок подсоединить переходники, рах «СТАТИЧЕСКАЯ АТМОСФЕРА» и «АТМОСФЕ- у «С» установки КПА-ПВД как указано на рис. 13; рожен КПА-ПВД к розетке постоянного тока напря- оженной на перегородке шп. № 7. ВД должен загореться зеленый светосигнализатор 15 ющий подачу питания на установку;		K

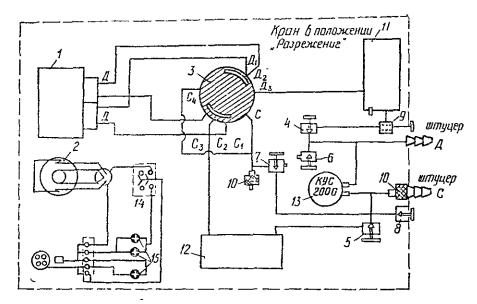
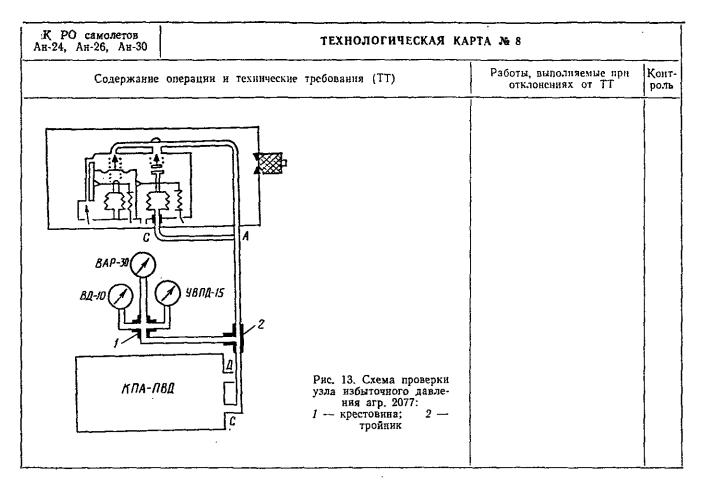


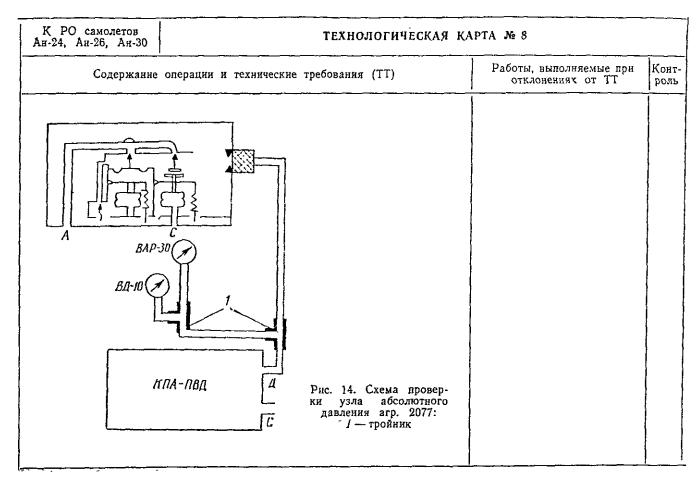
Рис. 12. Принципиальная схема КПА-ПВД:

1— пневмонасос; 2— электропривод; 3— кран-переключатель режимов; 4— регулировочный кран динамического давления; 5— регулировочный кран статического давления; 6, 7— краны сброса динамического и статического давления; 8— регулируемый предохранительный кран системы статического давления; 9— регулируемый предохранительный клапан системы динамического давления; 10— фильтр; 11, 12— бачки динамической и статической систем; 13— контрольный прибор; 14— переключатель; 15— сигнальная лампа



-K РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая к	APTA № 8	
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт ролг
«РАЗР»; — рукоятку крана сброговернув рукоятку крана — рукоятку предохра 12 — в положение «90°»; — двухполюсный перемя — в положение «ВКЛ. 3.7. открыть регулиро коятку крана в положено один зубец рукоятки; сло УВПД-15. В течение примерно 1 чении 0,028—0,032 МПа Скорость изменения «Величину избыточного вариометра на «0». При ного давления; 3.8. установить двухи 3.9. закрыть регулиро коятку крана по часовой	жимочателя режимов 7 (см. рис. 11) — в положение осса статического давления 5 — в положение «ЗАКР», по часовой стрелке; нительного крана статического давления («ПР.С») жимочатель 6 — в положение «ВКЛ» (в ночное вре—СВЕТ»); вочный кран статического давления 2, установив руме «РАЗР» поворотом ее против часовой стрелки на едить за изменением величины избыточного давления мин стрелка УВПД-15 должна установиться на эна-	Если величина избыточно- го давления не соответствует ТТ, разрешается отрегулиро- вать ее поворотом ручки за- датчика «ИЗБЫТОЧНОЕ ДАВЛЕНИЕ» на агр. 2077 на один зубец фиксатора ручки вправо или влево, пе- ремещая стрелку в пределах ширины риски шкалы. В случае невозможности регулировки агрегат заме- нить.	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая ка	PTA 34 8	
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
	и со штуцеров «СТАТИЧЕСКАЯ АТМОСФЕРА» и 77 и установить на место гибкие шланги 6, 7 контрив накильые гайки.		
4. Проверить узел абс	олютного давления и узел скорости изменения дав-		K
ления агр. 2077, для чего:			ļ
УВПД-15. ВАР-30. ВД-10	соединяющую установку КПА-ПВД с приборами 10, и вместо нее установить тройник, соединив его		[
резиновыми трубками с пр	риборами ВАР-30, ВД-10 (рис. 14);		1
4.2. отсоединить резин	овую трубку, идущую от тройника 2 (см. рис. 13)		į
	инить ее к штуцеру «Д» (см. рис. 14);		
	дник 1 (см. рис. 9) на штуцер фильтра 11ВФ-12-1 го резиновой трубкой с тройником 1 (см. рис. 14);		1
	агр. 2077 установлены:		
— стрелка на шкале «	ИЗБЫТОЧНОЕ ДАВЛЕНИЕ» на деление 0,03 МПа		
(0,3 кгс/см²);			
	ГЬ ИЗМЕНЕНИЯ ДАВЛЕНИЯ» на деление 24 Па/с		
(0,18 мм рт. ст./с);	TO TOWN TO THE WAY THE WAY TO THE)
	положение «ВКЛЮЧЕН»; НАЧАЛО ГЕРМЕТИЗАЦИИ» на деление 0,107 МПа		-
(806 мм рт. ст.);	THE TABLE THE PROPERTY OF THE PARTY OF THE P		-
4.5. установить на уста	новке КПА-ПВД:		
	ительного клапана динамической системы «ПР.Д» 14		İ
(см. рис. 11) в положение			Ī
	ключателя режимов 7 в положение «ДАВЛ»;		ļ
— рукоятку крана сорс повернув рукоятку по часо	оса динамического давления 1 в положение «ЗАКР»,		
	лючатель 6 в положение «ВКЛ» (в ночное время—		1
в положение «ВКЛ. СВЕТ			}
4.6. открыть регулиров	очный кран динамического давления 4, установив		
	ние «ДАВЛ» поворотом ее против часовой стрелки		
на один зубец рукоятки;			1



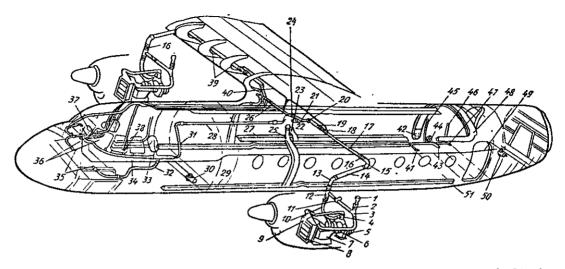
Қ РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	х кахоарилопонхат	APTA Ne 8	
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль
Через 5—8 с после поменения давления, значе 4.8. проверить узел аб Через 1—3 мин измен должна остановиться на на высоте минус 300—60 4.9. закрыть регулиро рукоятку крана в полож 4.10. открыть кран с крана против часовой стј 4.11. выключить устанчатель 6 в положение «В 4.12. снять переходнии 4.13. установить на из законтрить его; 4.14. законтрить на аг 4.15. отсоединить элек 5. Проверить узел огј агр. 2176Б, для чего: 5.1. установить установия переднего выпускно электросети (к розетке, р На установке КПА-1 сигнализирующий подачу 5.2. снять прокладку, винты их крепуения. 5.3. с помощью перех резиновых трубок соеди	ение давления должно прекратиться (стрелка ВАР-30 «0»), стрелка прибора ВД-10 должна зафиксироваться 0 м; ввочный кран динамического давления 4, установив ение «ЗАКР» поворотом ее по часовой стрелке; броса динамического давления 1, повернув рукоятку релки; вовку КПА-ПВД, установив двухполюсный переклю-ыКЛ»; с резиновой трубкой со штуцера фильтра 11ВФ-12-1; гуцер фильтра 11ВФ-12-1 коллачок с отверстиями и р. 2077 трехходовой кран в положении «ВКЛЮЧЕН»; трокабель от розетки постоянного тока. Ваничителя избыточного давления выпускного клапана выку КПА-ПВД возле самолета в районе расположено клапана и подсоединить установку к бортовой асположенной в электроотсеке).	При отклонении от ТТ агр. 2077 заменить. При отклонении от ТТ агр. 2077 заменить.	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	АХ КАЖЭЭРИТОКОНХЭТ	APTA No 8	
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт роль
е <i>13</i> (см. рис. 5) со шт ВАР-30 и УВПД-15 ках	уцером «С» установки КПА-ПВД и приборами ВД-10, указано на рис. 15;		
ВАР-30 () ВА-10 () КПЯ-ПВД	ВПД-15 Рис. 15. Схема проверки узла ограничителя избыточного давления агр. 2176Б: 1 — крестовина; 2 — тройник		

K PO самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая карта ж 8				
Содержание операции и технические требования (ТТ)		Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль		
«РАЗР»; — рукоятку крана сбр повернув рукоятку крана — рукоятку предохран 12 в положение «90°»; — двухполюсный перев в положение «ВКЛ. СВЕТ 5.5. открыть регулиров коятку крана в положені одни зубец рукоятки; сня Скорость по вариомет краном статического дав должны быть 0,032—0,0 ВАР-30 должна установит 5.6. закрыть регулиров коятку крана по часовой 5.7. выключить установ тель 6 в положение «ВЫК 5.8. открыть кран сбро на против часовой стрелкі 5.9. отсоединить перехо ТИКА», «АТМОСФЕРА» а 5.10. отсоединить прокл 5.11. установить прокл вавернув винты их крепле 5.12. закрыть крышку	реключателя режимов 7 (см. рис. 11) в положение осса статического давления 5 в положение «ЗАКР», по часовой стрелке; интельного крана статического давления («ПР.С») слючатель 6 в положение «ВКЛ» (в ночное время— комочатель 6 в положение «ВКЛ» (в ночное время— ком ВАР-30 20—30 м/с поддерживать регулировочным рубительной помочательной комочательной кран статического давления 2, повернув русстрелке; комочательной кран статического давления 2, повернув русстрелке; комочательной кран статического давления 5, повернув рукоятку крания с резиновыми трубками со штуцером «СТА- комочатель 7 комочательной кран прижимное кольцо 7, ния; помоча электроотсека; праничителя избыточного давления на остальных вы-				

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 8				
Содержание о	перации и технические требовання (TT)	Работы, выполняемые при Контотклонениях от ТТ роль			
(шп. № 29—31 на самолета 5.13.2. подсоединить эле нием 24—28 В, расположшп. 40—41. На установке КПА-ПВ (см. рис. 11), сигнализируют 5.13 3. выполнить работы 6. Подготовить установк 6.1. установить заглушки трубок; 6.2. установить крышку 6. Хранить установку К	новку КПА-ПВД в районе ши. № 38 х Ан-26) снаружи самолета; ктрокабель к розетке постоянного тока наприонной в хвостовой части фюзеляжа в рабодений подачу питания на установку; по пп. 5.2—5.11 настоящей ТК. УКПА-ПВД к хранению: на все открытые концы штуцеров и резиновательной на установку КПА-ПВД; ПА-ПВД необходимо вместе с комплектующемом помещении, исключающем повреждения на все отмешении, исключающем повреждения на все отмешении и повреждения на все отмешении и повреждения на все отмешения на все отмешен	яже- йоне р <i>15</i> овых			
Контрольно-измерительная аппаратура (КИА)	Инструмент и приспособления	Расходные, материалы			
Контрольно-поверочная у тановка КПА-ПВД, укомпл тованная приборами УВПД- ВАР-30, ВД-10; секундом механический, ГОСТ 5072-79	к. М 14×1; заглушки М 14×1; тройники; 15, крестовина; трубки резиновые Ф 4 мм, ер ГОСТ 5496—78; ключ гаечный 14×17,	Проволока контровочная КО 0,8 и КО 0,5 кс, ГОСТ 792—67.			

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 9	На страницах 60—70	
Пункты РО 2.09.06.01, 2.09.01.02, 03	Осмотр трубопроводов, кранов высотной и про- тивообледенительной систем в крыле, фюзеляже и в гондолах двигателей	Трудоемкость — 1,62 челч	
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль
1. Установить стремянку 24-9002-500 под крыло самолета. 2. Отвернуть винты и открыть откидные панели носовой части центроплана и прочки носовой части крыла с надписью «Разъем системы противообледенения. Кран централизованной заправки» и «Разъем системы противообледенения».			T
3. Открыть крышки в	вередних люков зализа центроплана с фюзеляжем и н системы кондиционирования», отвернув винты их		Т
4. Осмотреть трубы 17	7, 19, 26 (рис. 16) и компенсаторы, убедиться: крепления и отсутствии повреждения теплоизоляции;	При ослаблении крепления труб произвести затяжку болтов соединительных фланцев и отбортовочных хомутов. Болты хомутов законтрить проволокой. При повреждении теплоизоляции снять ее и убедиться в отсутствии на трубе трещии или прогара. На участок с поврежденной теплоизоляцией наложить слой материала АТМ-3, после чего обмотать его стеклолентой ЛАС. При наличии на трубе трещин или прогара снять ее и заменить, для чего: а) снять теплоизоляцион-	T



Рис, 16. Полумонтажная схема системы кондиционирования воздуха на самолете Ан-24 без автоматического управления (на самолетах с серии 22-01 до 74-01): I — угловой патрубок; 2 — запорный кран 24-7603-900; 3, 10, 12, 21, 24 — тройники; 4 — кран 24-7603-300 включения турбохолодильников; 5-турбохолодильник 1277Д; 6-выходной туннель ВВР: 7, 9, 13, 14, 15, 17, 19, 23, 25, 28, 31, 32, 40 — трубопроводы; 8 — воздухо-воздушный радиатор 1639A: 11 — смесительный кран 24-7603-900; 16 — гофрированные компенсаторы; 18 трубка Вентури; 20 — обратный клапан 24-7601-400-11; 22 — кран 24-7602-300 переключения коробов: 26 — труба кольцевания: 27 — верхний короб: 29 — нижний короб: 30. 50 — клапанные коробки: 33 — кран 24-7604-600 включения обогрева стекол: 34 — насадок трубы подачи воздуха на стекла фонаря; 35 — краны 24-7604-275 включения обогрева ног; 36 — указатели расхода воздуха УРВК-18: 37 — регулятор давления 2077: 38 — кран 24-7604-235 включения обогрева ног: 39 — кронштейны крепления труб в крыле; 41 —насадок для выхода воздуха к ногам бортпроводника; 42 — фланец бортового разъема для подсоединения наземного кондиционера; 43 труба подачи воздуха на обогрев унитаза; 44 - труба подачи воздуха на обогрев буфета; 45 труба подачи воздуха на обогрев сливного крана: 46 — труба подачи воздуха на обогрев туалета: 47 — труба подачи воздуха на обогрев часоса унитаза; 48 — труба к верхним коробам от бортового разъема: 49 — труба к регулятору давления: 51 — жалюзи выхода воздуха в вестибюль

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технол	огическая ка	PTA № 9	
Содержание	операции и технические требования	(TT)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
4.2. что направляющие редине прорезей кронштей	: штыри или валики трубопроводов інов,	находятся в се-	ный чехол с разъема трубы, расстегнув кнопки или развязав тесьму; б) отвернуть болты, соединяющие фланцы; в) разъединить отбортовочный хомут, расконтрив и вывернув болт; г) отсоединить металлизацию; а) снять трубу; е) установить новую или отремонтированную трубу, соединив фланцы болтами и затянув их; ж) соединить отбортовочный хомут, затянуть и законтрить болт проволокой; з) установить теплоизолящионный чехол на разъем трубы, застегнув кнопки и завязав тесьму; и) подсоединить металлизацию. Если штыри или валики трубопроводов занимают крайние положения в прорезях кронштейнов, отвернуть болты крепления хомутов и, перемещая на трубе хомут, добить-	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая ка	PTA № 9	
Содержание	операцин и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
Убедиться в надежнос	бентури 18 и присоединенные к ним трубопроводы 40. ти крепления трубок и трубопроводов 40, идущих от елям расхода воздуха 36 на участке до ввода их в	ся правильной установки штыря или валика. Ослабленные накидные гайки трубок или штуцеров подтянуть и законтрить проволокой. Ослабленные болты крепления трубки Вентури подтянуть.	Т
денительной системы.	клапаны системы кондиционирования и противообле- ги их крепления и отсутствни разрушения.	При ослаблении крепления обратных клапанов подтя- нуть болты их крепления. Разрушенный обратный кла- пан заменить.	T
осмотреть командные при передним зализом центро	ги его крепления. 24, с сер. 74—01, и на самолетах Ан-26 и Ан-30 иборы 1300ЕТ-1 10 (рис. 17), расположенные под оплана. Проверить их крепление, крепление трубо-	При ослаблении подтянуть болты его крепления. При ослаблении болтов крепления и накидных гаек подтянуть их.	T
	динений и ШР. анные компенсаторы 16 (см. рис. 16). надежности крепления.	При ослаблении крепления болтов подтянуть гайки. При трещинах на компенсаторе произвести замену его в следующем порядке: а) снять чехол;	T

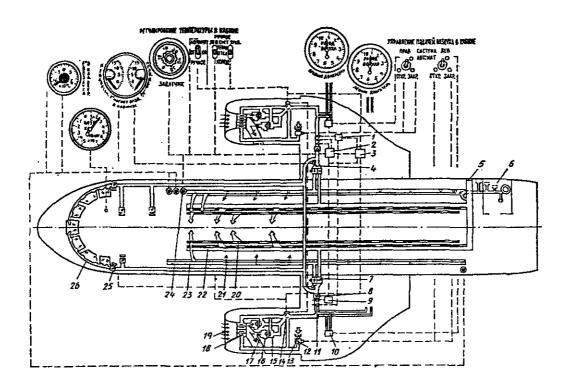


Рис. 17. Принципиальная схема СКВ самолета Ан-24 с автоматическим управлением:

1— блок синхронизатора 2449Т схемы АРТ-56-6; 2— блок регулятора 2459ВТ (АРТ-56-6); 3— блок реле; 4— приемник температуры П-1Тр (2ТУЭ-11Т); 5— штуцер для подсоединения навениего коранционера; 6— обогрев туалста; 7— распределительный краи; 8— обратный клапал 24-7601-400; 9— блок ограничителя 2459ВТ (АРТ-56-6); 10— командный прибор 1300ЕТ-1 (АРВП); 11— приемники температуры П-1Тр (АРТ-56-6); 12— запорный краи 34-7603-1000; 13— фланец отбора воздуха; 14— смесительный краи 34-7603-1000; 15— турбохолодильная установка агр. 127ТД; 16— жалюзи; 17— заслонка; 18— воздухо-воздушный радиатор 1639А; 19— воздухозаборник; 20— шеля в потолке; 21— отверстия для выхода воздуха; 22— верхиий короб; 23— вижний короб; 24— приемник температуры П-9Т (АРТ-56-6); 25— краи 24-7604-600; 26— коллектор облува остекления фонаря кабины;

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30 ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 9					
Содержание	операции и технические требования (TT)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль		
осмотреть с помощью помикроэжекторные трубы нения труб в местах разта 11. Открыть крышки 12. Осмотреть трубом за противопожарной пере Убедиться в том, что ния и соединений. 13. Открыть легкосъем го салона, отвернув замк	люков мотогондол, отвернув замки их крепления. гроводы высотной и противообледенительной систем городкой, в гондолах двигателей. нет разрушений теплоизоляции, ослабления крепле-	б) расконтрить и отвернуть болты крепления компенсатора; в) снять компенсатор; г) установить новый компенсатор в порядке, обратном снятию. Микроэжекторные трубы с разрушенной изоляцией заменить. При ослаблении труб в местах разъемов подтянуть болты их крепления. В случае разрушения трубопровода и при необходимости заменить его. В случае обрыва контровки в местах соединений проверить затяжку болтов и вновь законтрить.	T		
	изоляции и чехлов на соединениях трубопроводов;	При повреждении тепло- изоляции снять ее и прове- рить, нет ли трещии на тру- бе. Трубопроводы с трещина-			

Қ РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30					
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при Ков отклонениях от ТТ рол			
14.2. в отсутствии пов	вреждения теплоизоляционных чехлов компенсаторов;	ми заменить. Сварные швы, а также участки труб, кронштейнов, вызывающие сомнения, осмотреть через лупу четырех- или пятикратного увеличения. На участок с поврежденной теплоизоляцией наложить слой материала АТМ-3, после чего обмотать его стеклолентой ЛАС. В случае обрыва контровки проверить затяжку болтов, вновь законтрить и надеть чехлы. При повреждении теплоизоляционный чехол; — снять теплоизоляционный чехол; — осмотреть компенсатор и убедиться в отсутствии трещин и прогара; при необходимости заменить компенсатор, для чего: а) расконтрить болты обонх шаровых стыков; б) вывернуть болты и, осторожно сдвинув фланцы, снять разрезные вкладыщи; в) сжав гофрированную			

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 9					
Содержание	операции и технические требования (ТТ)		Конт роль			
		конечник из конуса и снять компенсатор. Если сжатия недостаточно, то расстыковать смежные стыки трубопроводов, расслабить хомуты крепления и высвободить компенсатор; г) надеть фланец с резьбовыми отверстиями на конусный наконечник, а фланец с гладкими отверстиями — на шаровой наконечник; д) ввести шаровой наконечник компенсатора в конуструбы и, сжав гофрированый патрубок, установить компенсатор на место; е) состыковать компенсатор с трубами, соблюдая их соосность, установить вкладыши во фланцы, завернуть и законтрить болты; ж) затянуть болты хомутов, если они расслаблены; з) установить теплоизоляционный чехол на компенсатор. Если обнаружен перекосили изгиб гофрированного патрубка, произвести следую-				

Қ РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30					
Содержание	Содержание операции и технические требования (ТТ)		Конт- роль		
Зазор между трубами изоляции) и неподвижным а между трубами и подви 15. Открыть крышку вик, патрубок подачи в также трубопровод под	тройника, патрубка трубопровода и кронштейнов,	а) ослабить шаровые стыки в выставить компенсатор так, чтобы его ось была прямолинейной; б) затянуть болты шаровых стыков; в) законтрить все стыки, контровка которых снималась или повреждена. При нарушении зазоров произвести перемонтаж труб. Поврежденные тройники, патрубки, трубопроводы заменить. Ослабленные сочлене-	T		
части крыла, крышки ли центроплана с фюзеляже вания», а также легкосъе	панели носовой части центроплана, лючки носовой оков мотогондол и крышки передних люков зализа м, лючок с надинсью «Кран системы кондиционпромные панели по правой стороне потолка пассажирско-	ния подтянуть, нарушенную контровку заменить.	Т		
тивообледенительной сист а) полисилоксановые г	а на шп. № 40. пислете полисилоксановых патрубков высотной и про- тем руководствоваться следующими правилами: патрубки (ПТС) на высотной и противообледенитель- ах Ан-24, Ан-26 и Ан-30 следует эксплуатировать по		Т		

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	PTA № 9		
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклоненнях от ТТ	Конт роль
особое внимание обращат сана в зонах установки кр в) перед установки кр в) перед установки к натрубков тщательно их иняемых трубопроводов; п — образования складо! — попадания горюче-с! ность патрубков; — задиров металла, ос краев трубопроводов, ост вода; — отклонения патрубко — скручивания патрубко — разрывы и потертос стеклоткани по наружной — разрывы, порезы и в местах установки креп — расслоения и разры лее 5 мм; — бочкообразность (изружного диаметра патруб пежных хомутов; — отслоение и вздутие — поперечные складки Зазор между торцами ских вставок, должен быт	та самолет как новых, так и повторно используемых осмотреть, выдерживая зазор между торцами соедиря установке отбортовочных хомутов не допускать: к стенок патрубков под хомутами крепления; мазочных и лакокрасочных материалов на поверхтрых граней и заусенцев, скосов торца или перовных рых, без закругления внутрь торца, краев трубопрово от соосности; проводов; ков относительно продольной оси. изуатации патрубки, имеющие: ти на рабочем участке глубиной более одного слоя поверхности; потертости стеклоткани по наружной поверхности пежных хомутов; вы материала по торцам патрубков на глубину боженения геометрической формы) с увеличением набка более чем на 10 %, замеренного в районе крематериала по наружной поверхности патрубка; на рабочем участке патрубка. соединяемых трубопроводов, если нет телескопичеь 8—10 мм.	Подлежат замене патруб- ки, имеющие: — разрызы и потертости стеклоткани на внутренней поверхности или разрывы и потертости на рабочем участ- ке глубиной более одного слоя стеклоткани по наруж- ной поверхности; — разрывы, порезы и по- тертости стеклоткани по на- ружной поверхности в местах установки крепежных хому- тов; — расслоение и разрывы материалов на торцах пат- рубков глубиной более 5 мм, бочкообразность, отслоения и вздутия материала по наруж- ной поверхности, поперечные складки.	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30		технологическая карта № 9				
Содержание	опера	цин и технические требования (ТТ)		Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль	
ренним резиновым слоем, 18. Маркировка патруб ПТС-d-l-Д, с внутренним р ПТС — патрубок термо d — внутренний диамет l — длина патрубка; Д — рабочее давление д ВР — внутренний резин	изгото ков резино стойка р; до 0,3 овый до 0,1	3 МПа (3,3 кгс/см²); слой. МПа (1 кгс/см²) патрубки имеют маркиро	быть		T	
Контрольно-измерительн аппаратура (КНА)	ая	Ииструмент и приспособления		Расходные материалы		
Линейка металлическая мерительная 0—300 мм, Го 427—75.		Стремянка 24-9002-500; отвертка сле- сарно-монтажная, ГОСТ 17199—71.				

ВЫПУСКИ 12 И 13 ВЫСОТНАЯ И ПРОТИВОПОВИТЕЛЬНАЯ СИСТЕМЫ

(9) После стр. 70 ввести стр. 70 а.б. в. г.д. е. ж. з. и.к. и разместить на этих страницах новую Технологическую карту N 9а следующего содержания:

"Проверка кинематики и правильности срабатывания заслонок всех кранов аысотной (СКВ) и противообледенительной (ПОС) систем по повороту осей".

,				
	•			

ПРИЛОЖЕНИЕ к Указанию УПЛГ ФСВТР от 21.01.2000 г. N 25.1.5-8.

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	и атчах кахоэрилоконхэт	9a	На страницах: 70, в. г. д. е. ж. з.	а, б и, к.	
Пункт РО 4.00.00.20	Проверка кинематики и правильности срабатывания заслонох всех кранов высотной (СКВ) и противообледенительной (ПОС) систем по повороту осей.			ч-	
Содержание опе	рации и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые п	ри отклонениях от IT	Конт- роль	
кранов СКВ и ПОС: 1.1. Установите стрем теле и крыле). 1.2. Расконтрите и оти и зафиксируйте их в оти 2. Выполните общие раб 2.1. Удалите с кранов салфеткой. 2.2. С применением зегматику управления засло (соединения с трубопров отсутствии повреждени 3. Проверьте работу за (Рис. 17а, 17г поз. 18)	пыль и грязь, протерев их сухой х/б жала и подсвета осмотрите краны, кине- энками, убедитесь в надежности крепления юдами, деталей кинематики между собой), й. порных кранов 24-7603-900 СКВ ах с серии 74-01 устанавливаются запор-			ТТИ	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ И	KAPTA N 9a	
Содержание опч	ерации и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Кант- роль
отсутствие заеданий на двигателя, для чего ус ПОДАЧЕЙ ВОЗГ/ХА В КАБИ вал (шток) электромеха без рывков, не должны посторонние шумы в эле должна заедать при вра раза. Примечание. Проверку хода и отсутствия заед специалистом по А и РЗ 3.2. Проверьте работу	правильности срабатывания, плавности ания на кране выполняйте совместно со О. крана, расположенного в гондоле правого с проверкой по пункту 3.1.	65.1.1, 65.1.3-65.1.5 ТК № 65 Выпуск 18 ч. 2; - от руки проверьте врашение заслонки 2, передвигая рычаг 8 крана из одного крайнего положения в другое. (повторите эту операцию три раза). Заслонка должна вращаться легко, без заеданий и скрипа; - при обнаружении неисправностей замените МП-5И или кран. После чего:	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	н кахээрилоконхэт	KAPTA N 9a	
Содержание опа	ерации и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт роль
(Рис. 17а, 17г поз. 30 4.1. Проверьте работу двигателя, устанавлива Ры 803ДУХА в кабине эк (Руководствуйтесь ТТ. 4.2. Проверьте работу кампьников (Рис. 176, 1.5.1. Проверьте работу кампьников (Рис. 176, 1.5.1. Проверьте работу кампателя, устанавливая дабине экипажа в положене ТТ, изложенными в 5.2. Пооверьте работу эмгателя, по аналогии Примечание. На самолет 4-7803-900 (смесительн	крана, расположенного в гондоле правого я переключатель РЕГУЛИРОВАНИЕ ТЕМПЕРАТУ- ипажа в положения ТЕПЛО-ХОЛОД. изложенными в лункте 3.1). крана, расположенного в гондоле левого с пунктом 4.1. ранов 24-7603-300 включения турбохоло- 78 поз. 4, 17г поз.29): крана, расположенного в гондоле левого а переключатель ТУРБОХОЛОДИЛЬНИК в ения ВКЛЮЧЕНО-ВЫКЛЮЧЕНО. (Руководствуй- пункте 3.1). крана, расположенного в гондоле правого с пунктом 5.1. гах с серии 74-01 вместо двух кранов: гого) и 24-7603-300 (включения турбохо- силовой установку устанавливается		K

К РО самолетов Ан-24, Ан-25, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКА	I KAPTA N 9a	
Содержание опе	рации и технические требования (ТТ)	Работы, выполняеные при отклонениях от ТТ	Крит- роль
один кран 34-7503-1000	, ссвмешающий функции обоих кранов.	- от руки проверьте вращение заслонок 9, передвигая рычаг 7 из одного ксайнего положения в другое. Повторите эти операции три раза Заслонки должны вращаться легко. без заеданий и скрипа: - при обнаружении неисправностей замените МП-5И или кран; - выполните работы по пунктам 35.1.3-65.1.5 ТК № 65 Выпуск 18 Часть 2; - соедините выходной вал (шток) электромеханизма МП-5И с рычагом 7 крана, для чего совместите отверстия вала и рычага, установите в отверстия вала и рычага, установите за отверстия залик 2-4-20кд ОСТ1-11189-73, установите шайбу 3402A-0.5-4-8кд и зашплинтуйте шплинтом 1.6 х 8-002 ГОСТ 397-66; - выаполните работы по пунктам 65.1.7-65.1.9 ТК № 65 Выпуск 18. часть 2; - установите кран на место и выполните работы по пункту б5.1.10 ТК № 65 Выпуск 18. ч. 2; - выполните работы, указанные в пункте 5.1 настоящей ТК. Примечание. 1. Подсоединение выходного вала 5 элект ромеханизма МП-5И к рычагу 7 крана необходимо производить в закрыгом положении спаренных заслонок 9 в патрубке 10. 2. Не допускается нарушение регулировки хода выходного вала. Если производилась замена МП-5И, то ход выходного вала нового МП-5И устанавливать по паспортным данным.	

K PO CAMOJETOB TEXHOJOLUAECKAS KAPTA N 9a AH-24, AH-26, AH-30			
Содержание оп	ерации и технические требования (TT)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль
(Рис. 17д. 17е поз. 6.1. Снимите крышку и 603ДУХА, расположенног созеляжа, отвернув ви 6.2. Откройте крышку 6.3. Проверьте работу правление подачей воз	люка с надписью КРАН КОНДИЦИОНИРОВАНИЯ го на переднем зализе ЦП с правой стороны нъ крепления крышки (открые замки). люка с надписью КВР-2. у крана, устанавливая переключатель ЗДУХА в кабине экипажа в положения НА уководствуйтесь ТТ, изложенными в	Если выходной вал (шток) электромеханизма МП-5 движется неплавно, рывками, прослушивается скрежет и скрип, выполните следующие работы: - по пунктам 65.1.1-65.1.5 ТК N 65 Выпуск 18, ч.2; - от руки проверьте вращение заслонок 6, передвигая рычаг управления заслонками из одного крайнего положения в другое Повторите эти операции три раза. Заслонка должна вращаться легко, без заеданий и скрипа При обнаружении неисправностей замените МП-5 или кран: - выполните работы по пунктам 65.1.3-65.1.10 ТК N 65 Выпуск 18, ч. 2; - выполните работы, указанные в пункте 6.3 на стоящей ТК. Примечание. 1. Рассоединение и соединение выходного вала 2 электромеханияма МП-5 должно производиться в закрытом положении заслонок 6 2. Не допускается нарушение регулировки хода выходного вала. Если производилась замена МП-5, то ход выходного вала нового МП-5 устанавливать по паспортным данным.	Ţ

К РО самолетов ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА N 9a AH-24, AH-25, AH-30			
Содержание опе	ерации и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- раль
ОНИРОВАНИЯ ВОЗДУХА, за замки и убедитесь, что	есто крышку люка с надписью КРАН КОНДИЦИ- ввернув винты крепления крышки (закройте прорезь под отвертку на замке совпадает	Если замок неисправен - замените его. Возобновите потертую краску рисок.	К
	лока с надписью КВР-2, закрыв замки и под отвертку на замке совпадает		к
6.6. Снимите крышку л ВОЗДУХА, расположенног	крышке лылисью КРАН КОНДИЦИОНИРОВАНИЯ о на переднем зализе ЦП с левой стороны ты крепления крышки (открыв замки).		τ
6.7. Откройте крышку	люка с надписью КВР-2. крана по аналогии с проверкой по		K
6.9. Установите на мес ЭНИРОВАНИЯ ВОЗДУХА, заг	сто крышку люка с надписью КРАН КОНДИЦИ- вернув винты крепления крышки (закройте прорезь под отвертку на замке совпадает крышке люка).		K
6.10. Закройта крышку	люка с надписью КВР-2, закрыв замки и под отвертку на замке совпадает с крас-	Если замок неисправен - замените его. Возобновите потертую краску рисск.	K
oc:	апорных кранов 24-7603-950 (Рмс. 17и) ока с надписью СОЕДИНЕНИЕ УДЛЕНИТЕЛЬНОЙ		7
	гондолы левого двигателя, отвернув		

К РО самолето Ан-24, Ан-26, Ан	;	ТЕХЭЗРИГОПОНХЭТ	KAPTA N 9a	
Содержаны	ие опе	рации и технические требования (TT)	Работы, выполняемые при отклонениях от 77	1047- 00//6
ОПЕРЕНИ≨ в кабине	эхил	крана, устанавливая переключатель КРЫЛС ажа в положения РУЧНОЕ-НЕЙТРАЛЬНО. зложенными в пункте 3.1.	Если шток 10 электромеханизма МП-5И (9) движется неплавно, рывками, прослушивается скрежет и скрип при движении, выполните следующие работы: - по пунктам 65.1.1-65.1.5 ТК № 55 Выпуск 18. ч. 2: - проверъте от руки врашение заслонки 6, передвигая рычаг 7 крана из одного крайнего положения в другое. Псвторите эти операции три раза. Заслонка должна врашаться легко. без заеданий и скрипа; - при обнаружении неисправностей замените МП-5И или кран; - выполните пункты 65.1.3 - 65.1.10 ТК № 65 Выпуск 18, ч. 2: - выполните работы, указанные в пункте 7.2 Примечание. 1. Рассоединение и соединение штока электромеханизма МТ-5И (9) с рычагом 7 крана производить в закрыгом положении заслонки 6. 2. Не допускается нарушение регулировки хода штока. Если производилась замена МП-5И, то ход штока нового МП-5И устанавливать по паспортным данным.	X
удлените то об труб	Ы, заі чтогі	то крышку люка с надписью ССЕДИНЕНИЕ вернув винты крепления крышки (закройте прорезь под отвертку на замке совпадает рышке люка).		

К РО самолетов Ан-24, Ан-28, Ач-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ	KAPTA N 9a	
_ Содержание опе	ерации и технические требования (ТТ)	Работы, зыполняемые при отклонениях от TT	Конт- рель
ТРУБЫ с правой стороны винты крепления комшки 7.5. Проверьте работу пункту 7.2. 7.6. Устансвите на ме УДЛЕНИТЕЛЬНОЙ ТРУБЫ с завернув винты креплен что просезь лод отвертна крышке люха).	крана по аналогии с проверкой по сто крышку с надписью ССЕДИНЕНИЕ правой стороны гондолы правого двигателя крышки (закройте замки и убедитесь, ку на замке совпадает с красными рисками рышки гондол двигателей.		T K K
(Рис. 17ж) включения об 10.1. С поименением зе 24-7604-235, раслоложен повсеждения квама и мар 10.2. Јемотрите педаль пускается ве дерормация оси 3. Преверъте от рук	ркала и подсвета осмотрите кран ный у ног радиста. Не допускаются	Если заслонка вращается с приложением больших усилий, с заеданием и скрипом, если деформирована педаль и не работает фиксатор, кран замените.	ī

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30			
Содержание оп	ерации и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт роль
приложения больших уса 10.4. Проверьте надеж лонка 7 должна надежно положениях. 10.5. Установите засл долому между педалями производите по аналоги 11. Проверьте работу стекол фонаря (Рис. 17 11.1. Осмотрите ручку нарушение крепления и 11.2. Проверьте легко положения ЗАКРЫТО до п ние и скрип при вращен нез приложения больших	кность работы фиксатора заслонки 7. Зас- р фиксироваться в открытом и закрытом понку 7 в закрытое положение. гу кранов 24-7604-275, расположенных по ножного управления самолетом. Проверку и с проверкой по пунктом 10.110.5. кранов 24-7604-600 включения обогрева з).	Неисправную ручку замените. Если заслонка вращается с приложением больших усилий, с заеданием и скрилом, кран замените.	K

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30		ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ К	APTA N 9a		
Содержание оп	ерации и тех	нические требования (ТТ)	Работы, выпол	няемые при отклонениях от TT	Конт- роль
11.3. Обновите надпис 11.4. Установите засл 12. Проверьте работу лей, как указано в ТК	понку 7 в пол кранов СКВ з	ложение ЗАКРЫТО. и ПОС от работающих двигате-			
Контрольно-измери аппаратура (К		Инструмент и присло	кинэлдос	Расходные материалы	
		Стремянка 24-9002-500, отвемонтажная ГОСТ 17199-71, клиплоскогубцы комбинированные переносная лампа СМ-15 со ын 20 м ПЛ36-20, зеркало поворо 24-9020-800.	оч 8 х 10, ГОСТ 8574-75, нуром длиной	Салфетка хлопчатобумажная 7138-73.	TOCT

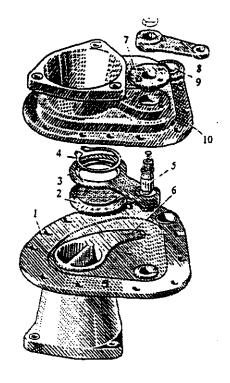


Рис.17а. Кран 24-7603-900:

1-корпус; 2-заслонка; 3-поводок; 4-кольцо; 5-ось; 6,7-втулки; 8-рычаг; 9-гнездо для поворотного кронштейна; 10-крышка

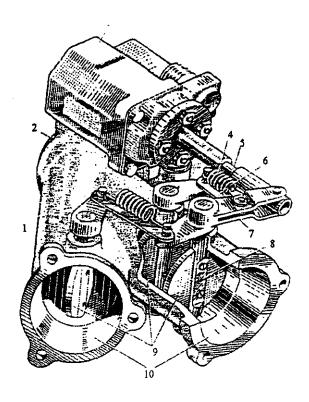


Рис.17б. Кран 24-7603-300 включения турбохолодильников:

1-корпус крана; 2-входной патрубок; 3электромеханизм МП-5; 4-пружина; 5выходной вал механизма; 6-тяга; 7рычаг; 8-ось; 9-заслонки; 10-выходные патрубки

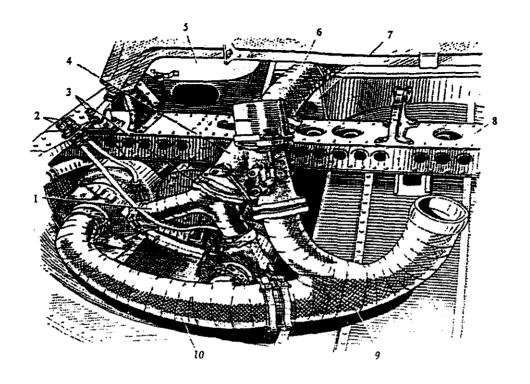


Рис.17в. Установка турбохолодильников:

1,9 и 10-тройники; 2-штуцера; 3-турбохолодильники; 4-кран 24-7603-300 включения турбохолодильников; 5-маслобак; 6-труба от ВВР к крану включения турбохолодильников; 7-кронштейн; 8-поперечная балка нижней крышки капота

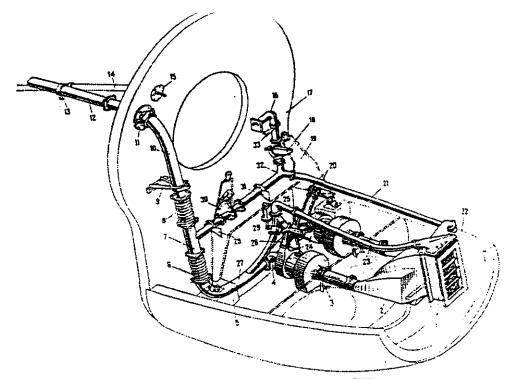


Рис. 17г. Полумонтажная схема трубопроводов и агрегатов СКВ в гондоле двигателя:

1-воздухо-воздушный радиатор 1639А; 2-выходной туннель радиатора; 3,9,11,19,25,28,31,33-кронштейны; 4.7.26.27,92-тройники; 5-поперечная балка; 6,8-компенсаторы; 10,12,21,23-трубы; 13-хомут; 14-подкос фермы; 15-шпилька крепления рамы двигателя; 16-угловой патрубок; 17-противопожарная перегородка; 18-запорный кран 24-7603-900; 20-штуцера для заливки масла в турбохолодильники; 22-нижняя крышка капота; 24-турбохолодильники 1277Д; 29-кран 24-7603-900 включения турбохолодильников; 30-смесительный кран 24-7603-900

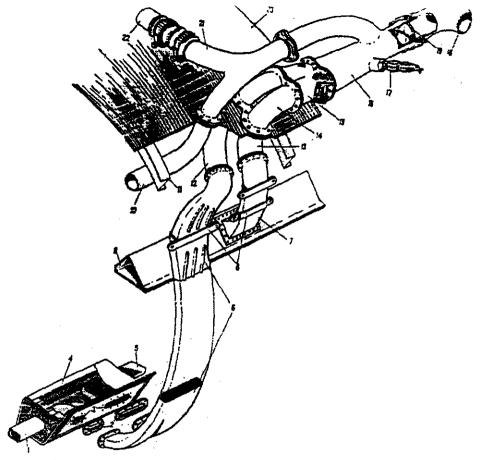


Рис. 17е. Монтаж трубопроводов подачи воздуха в короба и в кабину экипажа: 1.5,12,13,14-патрубки; 2-прокладки; 3-фланцы; 4-нижний короб; 6,7.10.18.22-трубы; 8-хомуты; 9-верхний короб; 11-шпангоут фюзеляжа; 15-кран 24-7602-300 переключения коробов; 16-тройник; 17-датчик П-1 температуры воздуха; 19-обратный клапан 24-7601-400-11; 20-обривка фюзеляжа; 21-тройник

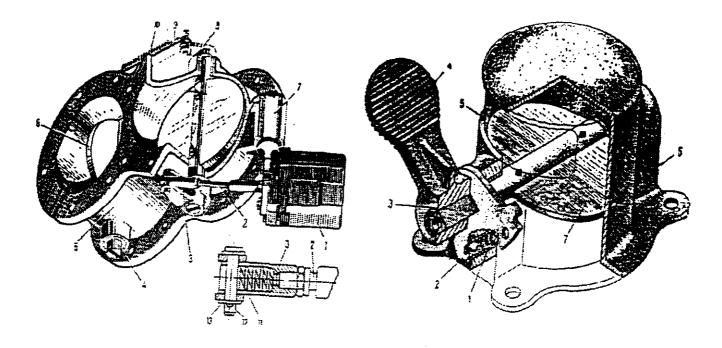


Рис. 17л. Кран 24-7602-300 переключения коробов: 1-электромеханизм МП-5; 2-выходной вал электромеханизма; 3-муфта; 4-ось заслонки; 5-корпус; 6-заслонка; 7-кронштейн; 8-рычаг; 9-тяга; 10,11-пружины; 12-палец; 13-шайба

Рис. 17ж. Кран 24-7604-275 включения обогрева ног: 1-пружина; 2-шарик фиксатора: 3-ось заслонки; 4-педаль; 5-окно в корпусе; 6-корпус крана; 7-заслонка

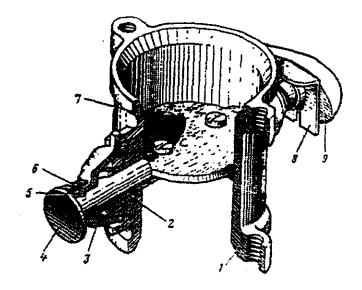


Рис. 173. Кран 24-7604-600 включения обогрева стекол: 1-корпус; 2-втулка; 3-фиксатор; 4-ось; 5-штифт; 6-пружина: 7-заслонка; 8-чека; 9-ручка

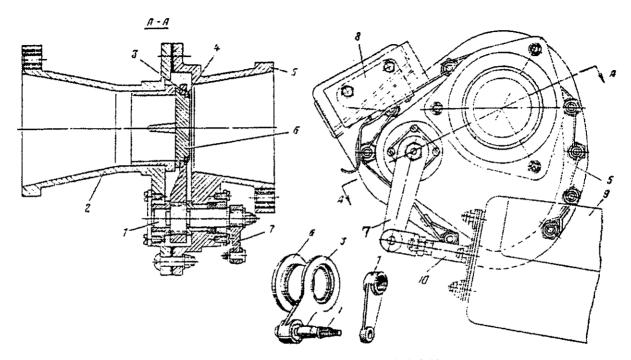


Рис 17и. Запорный кран 24-7603-950:

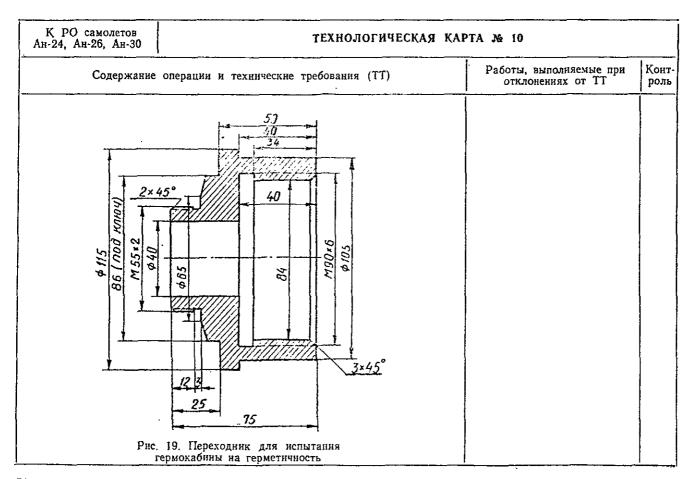
1-ось; 2-корпус; 3-поводок; 4-кольцо; 5-крышка; 6-заслонка; 7-рычаг; 8-концевой выключатель; 9-элекгромеханизм МП-5И; 10-шток электромеханизма



К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 10	На страницах 71—80	
(7) Пункт PO	Проверка кабины самолета на герметичность	Трудоемкость — 7,02 чел.	-ų
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
технике безопасности. 1. Проверяемый самог запрещающими подходи под избыточным давление ше 50 м.	рметичности кабины ознакомиться с инструкциеи по по должен находиться за ограждением с надписями, ть посторонним лицам к фюзеляжу, находящемуся ем более 0,01 МПа (0,1 кгс/см²) на расстояние мень-		И
	выполняющий работы по устранению обнаруженной ичности фюзеляжа, должен быть тщательно проин- проведения проверки.		
надежным и проверено до 4. Перед закрытием ; лично убедиться. 4.1 в отсутствин люде 4.2. в надежности зак	рытия люков и форточек;		И
	ор должен быть размещен у самолета в безопасной		и
7. Установить на св по АнРЭО): 7.1. на вариометр ВР-	приемников статического и полного давления. ободные штуцера заглушки (выполняет специалист		T
1 .	олете установлены кислородные приборы КП-24М, то:		

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КА	PTA X 10	
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
открытым; — установить выключ 8. Снять с самолета 9. Для проверки герм штуцеру 8 (рис. 18), расз 9.1. открыть крышку а на самолетах Ан-30— о			T
9.3. навернуть на штуг 9.4. навернуть на пере 10. Подсоединить шла к штуцеру 7, расположе а на самолетах Ан-30 — в 10.1. расконтрить и от 10.2. навернуть и зат	ернуть заглушку со штуцера 8; цер 8 переходник (рис. 19); кходник гайку шланга от компрессора и затянуть ее. кнг от контрольных приборов 10, 11 (см. рис. 18) нному в электроотсеке на самолетах Ан-24 и Ан-26, к нише передней опоры, для чего: вернуть колпачок штуцера 7; януть накидную гайку шланга от контрольных приянить накидную гайку шланга от контрольных при-		Ť
	довой кран агр. 2077 в положение «ВЫКЛЮЧЕНО»,		т.
нов отбора воздуха от	ив ручку. электропитании на бортсеть проверить закрытие кра- двигателей, установить переключатели в положение электропитание бортсети.		т
13. Закрыть форточки	и, грузовые люки и дверь фюзеляжа, убедившись	Поврежденные уплотин-	T
14. Включить компрес по манометру контрольны Скорость повышения	уплотнительных профилей. сор и наблюдать за повышением давления в кабине и приборов. давления должна соответствовать по вариометру знатижения перепада давления 0,01 МПа (0,1 кгс/см²).	тельные профили заменить.	Т

Рис. 18. Принципиальная схема испытания фюзеляжа на герметичность: 1—компрессор; 2, 4, 5— вентили; 3— фильтротстойник; 6— носовая часть фюзеляжа; 7—штуцер подсоединения приборов в электроотсеке; 8—штуцер подсоединения магистрали от компрессора; 9—приспособление с манометрами и вариометрами; 10—манометр на 1,0 МПа (10 кгс/см²) с ценой деления 0,001 МПа (0,01 кгс/см²); 11—вариометры ВАР-30 или ВР-10



К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 10		
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполияемые при отклонениях от TT	Конт- роль
испытання проводить по наземных подогревателей (начальника) смены обяза 15. При достижении в	кабине избыточного давления 0,01 МПа (0,1 кгс/см²) отр самолета и, поддерживая величину этого давле- кой воздуха.	Места с явной утечкой воз-	1
УСТРАНЯТЬ ДЕФЕН ЗАПРЕЩАЕТСЯ. Обязательной проверке жа, аварийных выходов,	ОТКРЫВАТЬ ЛЮКИ, ФОРТОЧКИ, ДВЕРИ И КТЫ ПРИ ИЗБЫТОЧНОМ ДАВЛЕНИИ В КАБИНЕ е подлежат проемы багажных люков, дверн фюзеля- остекление кабины экипажа и пассажирского сало- а стыка фюзеляжа с центропланом, отсек передней	духа заделать, для чего нане- сти герметик или тиоколовую замазку и заченить резиновые уплотнительные профили, пред- варительно стравнв давление в кабине. Примечание. При утечке воз- духа по заклепочным швам вопрос о дальнейшей экс- плуатации самолета реша- ется с представителем разработчика.	
выключить компрессор. Скорость нарастания	е давление в кабине до 0,03 МПа (0,3 кгс/см²) и давления должна соответствовать по вариометру	•	T
	и убедиться, что из кабины нет утечки воздуха. избыточного давления с 0,03 МПа до 0,01 МПа		Ķ
Повышать избыточное запрещается.	давление на величину более 0,03 МПа (0,3 кгс/см²)	При деформации общивки фюзеляжа, остекления или стенок отсека передней опоры,	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 10		
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
[0,1 кгс/см²) должно быті	очного давлення с 0,03 МПа до 0,01 МПа (с 0,3 до 6 не менее 6 мин. Запись о времени падения избырдить в карте-наряде и формуляре самолета.	при шуме или треске, свиде- тельствующих о появлении признаков разрушения, испыта- ния немедленно прекратить, стравив давление в кабине, и вызвать представителя ремонт- ного предприятия. Места с явными утечками воздуха заделать, даже если время падения избыточного давления соответствует ТТ. Если обнаружены значи- тельные утечки воздуха через сочленения трубопроводов вы- сотной системы на участке между фюзеляжем и кранами отбора воздуха от двигателей, проверить исправность обрат- ных клапанов 20 (см. рис. 16). При необходимости заменить их. Ослабленные сочленения подтянуть. При порывах и от- ставании резиновых профилей герметизации на крышках пе- реднего грузового люка, ава- рийного люка, грузовой двери и двери фюзеляжа подкленть их клеем 88НП или заменить профиль. При негерметичности ос- текления кабин, гермовыво-	

Қ РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическая карта № 10					
Содержание	операции и технические требования (ТТ)		Конт роль			
		дов труб, электрожгутов и антенн произвести дополнительную герметизацию. При негерметичности в районе панели сануэла проверить, плотно ли закрыт сливной клапан, и при необходимости устранить негерметичность как указано в ТК № 3, вып. 16 и 17. При негерметичности отсека передней опоры проверить плотность прилегания смотрового стекла и при необходимости заменить тиоколовую замазку. В случае разрушения резинового профиля 24-0304-26 стыка фюзеляжа с центропланом: а) открыть панели потолка пассажирского салона (грузовой кабины) в районе центроплана; б) снять тепло-звукоизоляцию в районе стыков фюзеляжа с центропланом; в) обезжирить резиновый профиль ацетоном по всей ширине и длине отставания, увеличив поверхность обезжиривания иеразрушенной части				

Қ РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	технологическ	АЯ КАРТА № 10	
Содержание о	операции и технические требования (TT)	· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	Конт роль
		профиля примерно на 100 мм на каждую сторону; г) зачистить обезжиренное место шлифовальной шкуркой, обезжирить зачищенное место ацетоном; д) вырезать из ткани АХКР заготовку по размерам зачищенного места на резиновом профиле; е) зачистить шлифовальной шкуркой и обезжирить ацетоном подготовленную заготовку из ткани АХКР; ж) нанести на подготовленную ткань и зачищенную поверхность резинового профиля три слоя клея 4НБув с выдержкой в 15 мин после нанесения каждого слоя; з) наложить заготовку из ткани АХКР с нанесенным клеем на зачищенную поверхность резинового профиля и дать выдержку в течение 2 ч при температуре 20—25°С; и) обезжирить наклеенную ткань ацетоном и просушить на воздухе; к) нанести слой кистевого герметика УЗОМЭС-5 на всю	

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 10			
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт ролн	
штуцере 8 (см. рис. 18) и 19. Установить на шту 20. Отсоединить шлан зить на штуцер 7 колпачо 21. Установить треххо законтрить ручку. 22. Снять заглушки АиРЭО) вариометра ВР- Примечание. Если на сам — открыть вентиль на — подсоединить шлан	щер 8 заглушку и законтрить ее. г контрольных приборов 10, 11 от штуцера 7. Устано- рк, затянув и законтрив его. довой кран агр. 2077 в положение «ВКЛЮЧЕНО» и со свободных штуцеров (выполняет специалист по 10, указателя высоты и перепада давления УВПД-15. солете установлены кислородные приборы КП-24М, то:	поверхность наклеенной ткани и выдержать в течение 24 ч при температуре 20—25°С; л) повторно проверить фюзеляж на герметичность и убедиться, что время падения избыточного давления с 0,03 МПа до 0,01 МПа (с 0,3 до 0,1 кгс/см²) не менее 6 мин; м) приклеить клеем 88НП теплозвукоизоляцию в районе стыков фюзеляжа с центропланом; н) закрыть панели потолка пассажирского салона (грузовой кабины) в районе центроплана.		

К РО самолетов Ан-24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 10				
Содержание	опера	ции и технические требования (ТТ)		Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
23. Установить на с АиРЭО) в закрыть крышк 24. Убрать компрессор	су эле	ктроотсека.	ОП		T
Контрольно-измеритель аппаратура (КИА)	ная	Инструмент и г. депособления]	Расходные материалы	<u> </u>
1218, верхний предел из	ности зарио- ; се-	гаечный 14×17, ГОСТ 2839—80 Е; плоско- губцы комбинированные, ГОСТ 5547—75; переходник.	«Б», ная і клей герме прове 792—	лей 88НП, ТУ 38-105540—73; ГОСТ 2603—79, шкурка шлу 5—6, ГОСТ 6456—75; тканк 4НБув, ТУ 38-105236—76; тетик УЗОМЭС-5, ТУ 38-105 олока контровочная КО 0.88 кд-67; материал АТМ-3, ТУ 17—76; лента ЛАС.	іфоваль- АХКР; кистевой 462—72; ц, ГОСТ

К РО самолетов Ан-26, Ан-26Б ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 11 На стр		На страницах 81—82		
Пункт РО 2.09.09.02	Проверка срабатывания соленоидных клапанов (изд. 772) и одновременного закрытия кранов отбора воздуха	Трудоемкость — 0,68 челч		
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль	
29—30 и 30—31, отвернув 2. Открыть крышки ка ра воздуха от компрессор 3. Подключить к само все АЗС системы конди напряжением 28,5 В. 4. Открыть краны отбив переключатели «УПР пульте правого пилота. Открывание кранов отбора воздуха при авари 5.1. включить на цет СБРОС ДАВЛ», одноврез цвигателей и срабатывани При включении переклоленондные клапаны издына), а краны отбора сранов определяется по д кранов определяется по д	нели пола грузовой кабины между шп. № 12—13, винты крепления. апотов силовых установок для осмотра кранов отбоов двигателей системы кондиционирования. Алету наземный источник электроэнергии и включить щионирования. Наземный источник должен быть с сора воздуха от правого и левого двигателей, вклю-АВЛЕНИЕ ПОДАЧЕИ ВОЗДУХА В КАБИНЫ» на определяется по движению поводка и оси заслонки. Вание соленоидных клапанов и закрывание кранов вымо сбросе давления в кабине, для чего: атральной приборной доске переключатель «АВАР, менно проверить закрытие кранов отбора воздуха от не соленоидных клапанов изд. 772. почателя «АВАР. СБРОС ДАВЛ» должим сработать должны станов от двигателя должны закрытие. Закрытие назерыться. Закрытие назерыжению поводка и оси засловки; кочатель «АВАР. СБРОС ДАВЛ» и открыть краны кочатель «АВАР. СБРОС ДАВЛ» и открыть краны	Если при перемещении поводка ось заслонки не вращается, заменить кран.	T T K	

К РО самолетов Ан-26, Ан-26Б	технологическая карта № 11			
Содержание	операции и технические требования (TT)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль	
6. Установить съемны 29—30 и 30—31.	 Установить съемные панели пола грузовой кабины между шп. № 12—13, —30 и 30—31. 		T	
_				

	РО самолетов 24, Ан-26, Ан-30	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 12	На странице 83	
(7)	Пункт РО 2.09. 01.06	Проверка работоспособности ПОС при рабо- тающих двигателях	Трудоемкость — 0,05 чел.	-ц
	Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от ТТ	Конт- роль
Прв соот	оверку работосносою ветствии с ТК № 7	бности ПОС при работающих двигателях производить 72, вып. 24, ч. 1 «Замена основного двигателя».		

Қ РО самолета Ан-24	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 13	На страницах 84—86			
(7) Пункт РО 2.09.09.03	Контроль состояния ПОС самолета	Трудоемкость — 0,33 чел),33 челч		
Содержание	операции и технические требования (ТТ)	Работы, выполняемые при отклонениях от TT	Конт- роль		
	ернуть заглушку со штуцера на трубопроводе ПОС		Т		
	цер манометр МТ-4 с пределом измерения 0,25 МПа		T		
новить обоим двигателям телей Ан-24 2 сер. или (2 4. Включить ПОС кры При этом должны загжения запорных кранов ГВНИМАНИЕ, ВРЕМЯ ГРАБОТАЮЩИХ ДВІ С ПОСЛЕДУЮЩИМ	ореться зеленые светосигнализаторы открытого поло-		и		
ли ПОС. Величина давления воз 0,1250,160 МПа (ометру МТ-4 величину давления воздуха в магистра- вдуха должна быть в пределах: (1,25—1,6 кгс/см²) для двигателей Аи-24 2 сер; 1,45—1,9 кгс/см²) для двигателей Аи-24Т.	Если величина давления воздуха менее нижнего предела, осмотреть ПОС самолета поагрегатно, найти и устранить утечку воздуха. После устранения утечки воздуха вновь проконтролировать состояние ПОС с помощью манометра МТ-4.			

К РО самолета Ан-24	технологическая карта № 13			
Содержание о	перации и технические требования (ТТ)		Кон рол	
. Выключить ПОС кры: Выключить двигатели	а и оперения. как указано в ТК № 72, вып. 24, ч. 1.	Возможными причинами утечки воздуха могут быть: а) разрушение (прогар, трещина) микроэжекторной трубы. Микроэжекторную трубу с прогаром, трещиной заменить; б) трещины патрубка отбора воздуха от двигателя. Трещины заварить как указано в ТК № 28, вып. 6, ч. 1; в) трещины компенсаторов Компенсаторы с трещинами заменить; г) негерметичность стыков магистральных трубок ПОС. Подтянуть болты крепления фланцев; д) негерметичность стыков микроэжекторных труб. Подтянуть болты крепления фланцев; е) прогар уплотнительных прокладок во фланцевом соединении трубопроводов ПОС на перегородке шп. № 40. Заменить прокладки.	и	

К РО самолета Ан-24	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА № 13					
Содержание опер	Содержание операции и технические требования (ТТ)			выполняемые лонениях от Т	при Г	Конт- роль
8. Снять манометр. 9. Вместо снятого манометр. 10. Величину полученного д	ра установить и законтрить заглушку. цавления записать в карте-наряде.					ТТИ
Контрольно-измерительная аппаратура (КИА)	Инструмент и приспособления		Pacx	одные материа.	лы	<u> </u>
Манометр МТ-4, класс точ ности 4, верхний предел изме рення 2,5 кгс/см ² , цена деления 0,1 кгс/см ² .	- 5547—75.	TOC	роволока Г 792—67.	контровочная	КО	0,8 кд,

	РО самолетов 24, Ан-26, Ан-30	технологическая ка	AРТА № 14 На странице 87
(3)	Пункт РО 2.09.03.0 2	Снятие и промывка седел и т агр. 2176Б	арелок клапанов Трудоемкость — 2,22 челч
	Содержание	операции и технические требовани	я (ТТ) Работы, выполняемые при Контотклонениях от ТТ роль
го вы 2. (нет те	луска. Осмотреть нижиче мных смолообразны	ые клапаны агр. 2176Б на мес	При наличии на нижних ча- стях клапанов и их седлах темной смолообразной массы произвести очистку клапанов и их седел. Отложения и загрязнения удалить с помощью х/б сал- фетки, смоченной жидкостью ЭАФ. Перед началом очистки установить заглушки на все отверстия и штуцера. При уда- лении отложений применять острые предметы (отвертку, но- жи, шабер и др.), а также шлифовальные шкурки запре- щается.
	трольно-измеритель иппаратура (КИА)	ая Инструмент и приспос	обления Расходные материалы
			Проволока контровочная КО 0,8, ГОСТ 792—67; салфетка х/6, ГОСТ 7138—73; головная фракция (бывшая жидкость ЭАФ), ОСТ 18-121—73.

ВЫПУСКИ 12 И 13 ВЫСОТНАЯ И ПРОТИВООБЛЕДИНИТЕЛЬНАЯ СИСТЕМЫ

(6) к стр. 88 Внести новую ТК N 15.

К РО самолета Ан-24, Ан-26, Ан-30		ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА	ТЕХНОЛОГИЧЕСКАЯ КАРТА N 15			
(7)	Пункт РО 2.09.01.07,15		оверка надежности крепления трубопроводов СКВ в кабине экипажа			
	Содержание операци требования		Работы, выпо отклонени	Конт- роль		
1. Осмотрите в доступных местах без демонтажа облицовочных панелей трубопроводы СКВ в кабине экипажа, обдува стекол, подвода и отвода воздуха от агрегата 2077. При осмотре используйте подсвет. Убедитесь, что нет повреждений трубопроводов, ослабления крепления, нарушения стопорения деталей крепежа, недопустимых зазоров между трубопроводами и другими деталями самолета, загрязнений патрубков обдува остекления. Между трубопроводами и неподвижными деталями самолета должен быть зазор не менее 5 мм, между трубопроводами и подвижными деталями — не менее 10 мм. 2. Проверьте исправность кранов обдува ног членов экипажа, поворачивая рычаг управления заслонкой крана. Заслонка крана должна фиксироваться во всех прометжутотчных положениях.						
Контрольно-проверочная аппаратура (КПА)		зя Инструмент и пр	испособления	Расходуемые материалы		
		Лампа переносная ПЛ36-20	Лампа переносная ПЛ36-20.			

ТЕХНОЛОГИЧЕСКИЕ УКАЗАНИЯ ПО ВЫПОЛНЕНИЮ РЕГЛАМЕНТНЫХ РАБОТ НА САМОЛЕТАХ Ан-24, Ан-26 и Ан-30 (вып. 12 и 13)

Высотная и противообледенительная системы

Редактор Н. Ю. Ладанова

Художественный редактор Л. Б. Осипова

Технический редактор Г. Б. Абрамова

Корректор Н. В. Куприна

 Сдано в набор
 06.07.84.
 Подписано в печать 10.12.84.
 Формат 60×90¹/15.

 Бумага тяп.
 Гаринтура литературная.
 Высокая печать.
 Усл. печ. л. 5,5.

 Усл. кр.-отг. 5,5.
 Уч.-язд. л. 5,2.
 Тираж 4920.
 Заказ 1245.
 Изд. № 204.

Бесплатио.

Издательство «Воздушный транспорт», 103012, Москва, Старопанский пер., 5.

Типография, пр. Сапунова, 2.