

RESOLUCIÓN N° 948 /2021

POR LA QUE SE APRUEBAN LOS REGLAMENTOS DINAC R 43 – MANTENIMIENTO – ENMIENDA N° 3, AÑO 2021 Y DINAC R 145 – ORGANIZACIÓN DE MANTENIMIENTO APROBADAS – ENMIENDA N° 3, AÑO 2021.-----

Asunción, 28 de setiembre de 2021

VISTO: La Nota GAIR N° 189/2021 de la Gerencia de Aeronavegabilidad; el Memorandum SDNV N° 104/2021 de la Subdirección de Normas de Vuelo; la providencia de la Dirección de Aeronáutica y el Dictamen N° 435/2021 de la Asesoría Jurídica; (Exp. DINAC N° 146900) y, -----

CONSIDERANDO: Que, la Gerencia de Aeronavegabilidad, eleva los siguientes Reglamentos, DINAC R 43 – Mantenimiento 43 - ENMIENDA N° 3, AÑO 2021 y DINAC R 145 – ORGANIZACIÓN DE MANTENIMIENTO APROBADAS – ENMIENDA N° 3, AÑO 2021, elaborado por la mencionada Gerencia, para su aprobación.-----

Que, la Subdirección de Normas de Vuelo, remite el expediente para proseguir con los trámites pertinentes.-----

Que, la Dirección de Aeronáutica eleva el pedido para su consideración.-----

Que, la Asesoría Jurídica recomienda aprobar los Reglamentos, DINAC R 43 – Mantenimiento 43 - ENMIENDA N° 3, AÑO 2021 y DINAC R 145 – ORGANIZACIÓN DE MANTENIMIENTO APROBADAS – ENMIENDA N° 3, AÑO 2021.-----

POR TANTO: De conformidad con las atribuciones conferidas por la Ley N° 73/90 “Carta Orgánica de la DINAC” y la Ley N° 2199/2003, “Que Dispone la Reorganización de los Órganos Colegiados Encargados de la Dirección de Empresas y Entidades del Estado Paraguayo”.-----

EL PRESIDENTE DE LA DIRECCIÓN NACIONAL DE AERONÁUTICA CIVIL

RESUELVE

Artículo 1° Aprobar los Reglamentos, DINAC R 43 – Mantenimiento - ENMIENDA N° 3, AÑO 2021 y DINAC R 145 – ORGANIZACIÓN DE MANTENIMIENTO APROBADAS – ENMIENDA N° 3, AÑO 2021, respectivamente, conforme a los Anexos que se adjuntan.-----

Artículo 2° La entrada en vigencia de los presentes Reglamentos serán a partir de la fecha de publicación en la página web de la DINAC.-----

Artículo 3° La Subdirección de Normas de Vuelo, conjuntamente con la Coordinación General de Tecnología de Información y Comunicación, se encargará de realizar la publicación en la página web de la DINAC.-----

Artículo 4° Dejar sin efecto cualquier disposición contraria a la presente Resolución.-----

Artículo 5° Comunicar a quienes corresponda y cumplida, archivar.-----



Es Copia fiel del Original

Fdo. por **PROF. ING. FÉLIX KANAZAWA (Presidente)**
MG. ADRIANO RAMÍREZ (Secretario General)

REPUBLICA DEL PARAGUAY



DINAC

DIRECCION NACIONAL DE AERONAUTICA CIVIL

**REGLAMENTO DE
AERONAVEGABILIDAD**

DINAC R 43

MANTENIMIENTO

Aprobada por Resolución N° 92/2011

Primera Edición – Año 2011

Enmienda 3 – Año 2021

DINAC R 43

MANTENIMIENTO

Detalle de Enmiendas			
Enmienda	Origen	Temas	Aprobado JG SRVSOP
1	Décima Reunión del Panel de Expertos de Aeronavegabilidad (RPEA/10, septiembre 2013). Vigésimo Sexta Reunión Ordinaria de la Junta General del SRVSOP, Conclusión JG 26/06.	<ul style="list-style-type: none"> – Inclusión de la definición “mantenimiento de la aeronavegabilidad” establecida en el Anexo 8. – Revisión de la definición “reparación” a fin de que la misma tenga el mismo contenido que lo establecido en el LAR 21. 	3 de diciembre de 2013
2	Décima Primera Reunión del Panel de Expertos de Aeronavegabilidad (RPEA/11), setiembre - octubre 2014 Vigésimo Séptima Reunión Ordinaria de la Junta General Decisión JG 27/32	<ul style="list-style-type: none"> – Inclusión de la terminología establecida en el Anexo 8. – Inclusión del término “peso” a fin de estandarizar los requisitos con los establecidos en otros Reglamentos LAR. 	17 de noviembre de 2014
3	Duodécima Reunión del Panel de Expertos de Aeronavegabilidad (RPEA/12, septiembre 2015). Vigésimo Octava Reunión Ordinaria de la Junta General (JG/28, 29 de octubre 2015)	<ul style="list-style-type: none"> – Revisión de la Sección 43.210 (a)(2) del Capítulo C, inclusión de los helicópteros. Asimismo, se actualiza numeración del requisito del literal (a)(1). – Se mejora la redacción de la Sección 43.400 (a) del Capítulo E. – Revisión de la Sección 43.405 del Capítulo E, para aclarar la certificación de conformidad de mantenimiento aplicable a las aeronaves y los componentes. Asimismo, fue revisada la redacción de los requisitos de esta Sección. 	29 de Octubre 2015
4	Décimo Tercera Reunión del Panel de Expertos en Aeronavegabilidad (RPEA/13) 24 al 28 de octubre de 2016. Ref.: LN 3/17.07 - SA5945, Mecanismo de aprobación	<ul style="list-style-type: none"> – Revisión del Capítulo A: incorporación de las definiciones: condición de aeronavegabilidad, inspección anual. Así mismo, se modifica la definición de mantenimiento de línea. 	01 de febrero de 2017

<p>4 (Cont.)</p>	<p>expresa de los reglamentos de aeronavegabilidad</p>	<ul style="list-style-type: none"> - Capítulo B: Se cambia el título de la Sección 32.105 (informe de condiciones no aeronavegable) por “informe sobre fallas, casos de mal funcionamiento y defectos, de acuerdo a lo establecido en el Anexo 6 y 8. - Capítulo C: Revisión del requisito 41.210 (a) (2), modificando el peso correspondiente a helicópteros y se modifica algunos párrafos en beneficio del lenguaje claro. Asimismo, se elimina la nota de este requisito, la cual será parte de la circular de asesoramiento. - Capítulo D: <ol style="list-style-type: none"> 1. Sección 43.300 (a)(2), se incorpora un párrafo correspondiente a las limitaciones de aeronavegabilidad; 2. Incorporación de la Sección 43.310 correspondiente a las “reglas adicionales para la realización de mantenimiento”; e 3. Inclusión de la Sección 43.315, correspondiente a las “limitaciones de aeronavegabilidad”. <p>Revisión del apéndice 2 - Alcance y detalle (según sea aplicable a la aeronave en particular) a ser incluidos en la inspección anual, en este apéndice se elimina el termino 100 horas y solo se considera la inspección anual.</p>	
<p>5</p>	<p>Décimo Cuarta Reunión del Panel de Expertos en Aeronavegabilidad del SRVSOP (RPEA/14) del 18 al 22 de octubre de 2017</p> <p>Trigésima Reunión Ordinaria De La Junta Genera (JG/30) - Asunción, Paraguay, 3 de diciembre de 2017</p>	<ul style="list-style-type: none"> - Revisión del Capítulo A: Incorporación de las definiciones sobre instrucciones para la aeronavegabilidad continua (ICA) y organismo responsable del diseño de tipo. Asimismo, se mejoró la redacción de la definición de reparación. 	<p>03 de diciembre de 2017</p>



<p>5 (Cont.)</p>		<ul style="list-style-type: none"> - Revisión del Capítulo C: <ol style="list-style-type: none"> 1. Sección 43.200 (a) (1), se agrega el término lista de capacidad a fin de que sea utilizada cuando corresponda. 2. Sección 43.200 (a) (2), se cambió el término “poseedor” por “titular”. Asimismo, se cambia el término: “alcances de su licencia” por “sus atribuciones”, utilizado para el titular de una licencia. 3. Sección 43.205 (a) (2), se cambió el término “poseedor” por “titular”. Asimismo, se cambia el término: “alcances de su licencia” por “sus atribuciones”, utilizado para el titular de una licencia. 4. Sección 43.210 (a) (2), se cambia el peso establecido para los helicópteros de 3180 kg a 3175 kg. Asimismo. Se agrega el término equivalente para complementar el párrafo correspondiente al servicio de mantenimiento hasta inspección de 100 horas. - Revisión del Capítulo D: <ol style="list-style-type: none"> 1. Sección 43.305 (a) (3), se agrega el término tarea para los casos en singular 2. Sección 43.305 (a) (6), Se mejora el requisito en beneficio del lenguaje claro y se incorpora los términos, inspección, tareas o tareas de mantenimiento en remplazo de “servicio”. 3. Sección 43.305 (a) (7), se remplaza el término “si es importante” por “cuando corresponda” 4. Sección 43.315, se cambia 	
------------------	--	--	--

		<p>el término “organismo” por “organización” y se le agrega el acrónimo ICA al término “instrucciones para la aeronavegabilidad continua”, en beneficio del lenguaje claro.</p>	
<p>6 Segunda Edición</p>	<p>Décimo Quinta Reunión del Panel de Expertos en Aeronavegabilidad del SRVSOP (RPEA/15) del 7 al 10 de agosto de 2018</p> <p>Trigésima Primera Reunión Ordinaria De La Junta General (JG/31) - La Habana, Cuba, 21 de noviembre de 2018</p>	<ul style="list-style-type: none"> - Cambios editoriales del texto a una sola columna, conforme al LAR 11. - Revisión del Capítulo A: Incorporación de la definición sobre componente con vida útil limitada y se revisa la definición de inspección anual para aclarar que no solo dicha inspección es cubierta con los datos del Apéndice 2 del LAR 43, sino también por los definidos por el organismo de diseño. - Revisión del Capítulo D: Incorporación de la Sección 43.320 relacionada a los componentes con vida útil limitada, en donde se incluyen requisitos sobre: <ul style="list-style-type: none"> a) Remoción temporal desde productos aeronáuticos con certificado de tipo. b) Control de componentes removidos desde productos aeronáuticos con certificado de tipo. c) Transferencia de partes. - Revisión del Apéndice 1 - Criterios de clasificación de modificaciones y/o reparaciones mayores, en donde se actualizaron la preguntas que existían y fueron cambiadas por criterios de clasificación. 	<p>23 de noviembre de 2018</p>
<p>7 Segunda Edición</p>	<p>Décimo Sexta Reunión del Panel de Expertos en Aeronavegabilidad del SRVSOP (RPEA/16) del 12 al 16 de agosto de 2019 - Conclusión RPEA 16/07</p> <p>Mecanismo de aprobación expresa, carta LN 3/17.07 -</p>	<ul style="list-style-type: none"> - Revisión de la definición de “componente de aeronave” a fin de incluir las partes que serán utilizadas en una reparación o modificación dentro de esta definición. - Revisión de los requisitos 43.305 - Requisitos de registros de mantenimiento, y 	<p>04 de mayo de 2020</p>



	SA5190 del 28 de abril de 2020	43.405 - Requisitos sobre registros de certificación de conformidad de mantenimiento (visto bueno), en donde se incluyó que adicional a los datos que se registran por los trabajos efectuados se incluya el “lugar donde se realizó” el mantenimiento”	
8 Segunda Edición	Décimo Séptima Reunión del Panel de Expertos en Aeronavegabilidad del SRVSOP (RPEA/17) del 24 al 28 de agosto de 2020 - Conclusión RPEA 17/08 Mecanismo de aprobación expresa, carta LN3/17.7 - SA5031 del 9 de febrero de 2021	- Revisión de las definiciones de “componente de aeronave”, “mantenimiento”, mantenimiento de la aeronavegabilidad” y “reparación”. - Inclusión de la definición de “requisitos adecuados de aeronavegabilidad”	10 de marzo 2021

PAGINA DEJADA INTENCIONALMENTE EN BLANCO

DINAC R 43

MANTENIMIENTO

Lista de páginas efectivas

Detalle	Páginas	Edición o Enmienda LAR	Edición o Enmienda DINAC R
→ Lista de Páginas efectivas	VIII	-----	Enmienda 3 Noviembre - 2021
→ Índice	X	-----	Enmienda 3 Noviembre - 2021
→ Preámbulo	XI a XIV	Enmienda 8 Marzo - 2021	Enmienda 3 Noviembre - 2021
→ Bibliografía	XV	Enmienda 8 Marzo - 2021	Enmienda 3 Noviembre - 2021
→ CAPÍTULO A Generalidades	1 a 4	Enmienda 8 Marzo 2021	Enmienda 3 Noviembre - 2021
CAPÍTULO B Responsabilidades de mantenimiento	1 a 2	Enmienda 6 Noviembre - 2018	Enmienda 2 Diciembre - 2017
→ CAPÍTULO C Personal de mantenimiento	1 a 2	Enmienda 6 Noviembre - 2018	Enmienda 3 Noviembre - 2021
→ CAPÍTULO D Reglas de mantenimiento	1 a 4	Enmienda 7 Mayo 2020	Enmienda 3 Noviembre - 2021
→ CAPÍTULO E Conformidad de mantenimiento	1 a 2	Enmienda 7 Mayo 2020	Enmienda 3 Noviembre - 2021
→ APENDICE 1 Criterios para la clasificación de modificaciones y/o reparaciones mayores	1 a 4	Enmienda 6 Noviembre - 2018	Enmienda 3 Noviembre - 2021
APENDICE 2 Alcance y detalle de ítems (según sea aplicable a la aeronave en particular) a ser considerados en la inspección anual	1 a 2	Enmienda 6 Noviembre - 2018	Enmienda 2 Noviembre - 2017
APENDICE 3 Inspecciones y pruebas de sistema altimétrico	1 a 4	Enmienda 6 Noviembre - 2018	Primera Edición Enero - 2011
APENDICE 4 Inspecciones y pruebas del ATC – Transponder	1 a 4	Enmienda 6 Noviembre - 2018	Primera Edición Enero - 2011
→ APENDICE 5 Registro de Inspecciones - Formulario DINAC R 002	1 a 4	-----	Enmienda 3 Noviembre - 2021

PAGINA DEJADA INTENCIONALMENTE EN BLANCO

DINAC R 43 – MANTENIMIENTO

INDICE

	CAPÍTULO A GENERALIDADES	
	43.001 Definiciones.....	43-1
⇒	43.005 Aplicación	43-3
	CAPÍTULO B RESPONSABILIDAD DE MANTENIMIENTO	
	43.100 Responsabilidades	43-1
	43.105 Informe sobre fallas, casos de mal funcionamiento y defectos	43-1
	43.110 Falsificación, reproducción o alteración de datos de mantenimiento	43-1
	CAPÍTULO C PERSONAL DE MANTENIMIENTO	
	43.200 Personas u organizaciones autorizadas a realizar mantenimiento.....	43-1
	43.205 Personas u organizaciones autorizadas a realizar inspecciones en proceso....	43-1
	43.210 Personas u organizaciones autorizadas a emitir certificación de conformidad de mantenimiento (CCM)	43-1
	CAPÍTULO D REGLAS DE MANTENIMIENTO	
	43.300 Realización de mantenimiento	43-1
	43.305 Requisitos de registros de mantenimiento	43-1
	43.310 Reglas adicionales para la realización de inspecciones	43-2
	43.315 Limitaciones de aeronavegabilidad	43-2
⇒	43.320 Componentes con vida útil limitada	43-2
	CAPÍTULO E CONFORMIDAD DE MANTENIMIENTO	
	43.400 Requisitos para la emisión de certificación de conformidad de Mantenimiento	43-1
	43.405 Requisitos de registros de certificación de conformidad de mantenimiento	43-1
	APÉNDICES	
	Apéndice 1. Criterios para la clasificación de modificaciones y/o reparaciones Mayores	1-4
⇒	Apéndice 2. Alcance y detalles de ítems (según sea aplicable a la aeronave en particular) a ser incluidos en la inspección anual	1-2
	Apéndice 3. Inspecciones y pruebas de sistema altimétrico.....	1-4
	Apéndice 4. Inspecciones y pruebas de ATC - Transponder.....	1-4
	Apéndice 5. Registro de Inspecciones - Formulario DINAC R 002.....	1-4

DINAC R 43 - MANTENIMIENTO

PREÁMBULO

Antecedentes

La Quinta reunión de Autoridades de Aviación Civil de la Región SAM (Cuzco, 5 al 7 junio de 1996), consideró las actividades del Proyecto Regional RLA/95/003 como un primer paso para la creación de un organismo regional para la vigilancia de la seguridad operacional, destinado a mantener los logros del Proyecto y alcanzar un grado uniforme de seguridad en la aviación al nivel más alto posible dentro de la región.

Las Regulaciones Aeronáuticas Latinoamericanas (LAR), deben su origen al esfuerzo conjunto de la Organización de la Aviación Civil Internacional (OACI), al Programa de las Naciones Unidas para el desarrollo (PNUD) y los Estados participantes de América Latina, quienes sobre la base del Proyecto RLA/95/003 “*Desarrollo del Mantenimiento de la Aeronavegabilidad y la Seguridad Operacional de las Aeronaves en América Latina*”, convocaron a un grupo multinacional de expertos de los Estados participantes. Este Grupo de expertos se reunió hasta en diez (10) oportunidades entre los años 1996 y 2001 con el fin de desarrollar un conjunto de regulaciones de aplicación regional.

El trabajo desarrollado, se basó principalmente en la traducción de las regulaciones de la Administración Federal de Aviación de los Estados Unidos de Norteamérica (FAA) Regulaciones Federales de Aviación (FAR), a las que se insertaron referencias a los Anexos y Documentos de la OACI. La traducción de las FAR, recogió la misma estructura y organización de esas regulaciones. Este esfuerzo requería adicionalmente de un procedimiento que garantizara su armonización con los Anexos, en primer lugar y con las regulaciones de los Estados en la región en segundo lugar.

El Sistema Regional de Cooperación para la Vigilancia de la Seguridad Operacional (SRVSOP) (Proyecto RLA/99/901) implementado actualmente, se orienta a asegurar el sostenimiento de los logros del Proyecto RLA/95/003 relativos a la adopción de un sistema reglamentario normalizado para la vigilancia de la seguridad operacional en la región y otros aspectos relacionados de interés común para los Estados.

El reglamento a desarrollar estaría principalmente orientado a lograr que todos los explotadores de servicios aéreos que cuentan con un AOC, que utilizan aeronaves cuyas matrículas pertenezcan a Estados miembros del Sistema, hayan sido certificadas bajo los mismos estándares de aeronavegabilidad, que las tripulaciones al mando de dichas aeronaves hayan sido entrenadas y obtenido sus licencias, bajo normas y requisitos iguales y que el mantenimiento de dichas aeronaves se realice en organizaciones de mantenimiento aprobadas, bajo los mismos estándares de exigencia, contando con el reconocimiento de todos los Estados del Sistema.

Para desarrollar esta actividad, se determinó la necesidad de crear un reglamento compatible con las normas y métodos recomendados internacionalmente que estableciera los requisitos para la aprobación de las organizaciones de mantenimiento, la aprobación de explotadores de servicios aéreos, otorgamiento de licencias y certificación de centro de instrucción, teniendo en consideración además, su concordancia con los Anexos y sus posteriores enmiendas con los manuales técnicos de la OACI, que proporcionan orientación e información más detallada sobre las normas, métodos recomendados y procedimientos internacionales.

Para cumplir con este objetivo el Comité técnico desarrolló el primer borrador del LAR 145 versión 1, este fue distribuido a los Grupos de Trabajo para sus comentarios, el 23 de agosto de 2002, habiéndose recibido estos por parte de siete (7) miembros de los Grupos de Trabajo.

La versión 1 desarrollada por el Comité Técnico, fue distribuida a las Autoridades de Aviación Civil de los Estados participantes del SRVSOP para sus comentarios, el 27 de enero de 2003, habiéndose recibido estos de ocho (8) Estados.

Todos los comentarios recibidos de los Grupos de Trabajo, de las Autoridades de Aviación Civil, así como las propuestas de enmiendas formuladas en la Primera Reunión de Coordinación con los Puntos Focales del SRVSOP realizada en la ciudad de Lima, Perú del 2 al 4 de abril del 2003,

fueron tomados en cuenta y se aplicaron las correcciones o modificaciones pertinentes. Este preámbulo forma parte de la Primera edición de la LAR 145.

En cumplimiento del literal b) de la conclusión JG-10/15 sobre la aprobación del Proyecto de Regulaciones Aeronáuticas – LAR 145, el Panel de Expertos de Aeronavegabilidad en su primera Reunión de trabajo (RPEA/1) realizó la primera revisión del LAR 145, incorporando un número considerable de enmiendas adicionales. La segunda revisión de la LAR 145 se efectuó por el Panel de expertos de Aeronavegabilidad durante su Segunda Reunión (RPEA-2) efectuada durante los días del 24 al 28 de octubre de 2005. Con la aprobación del informe RPEA/2 se concluyó con la revisión de la LAR 145, lo cual permitió que la Junta General en su conclusión JG13/03 aprobara el LAR 145 versión 2.

Por otra parte, durante la RPEA/1 se planteó la necesidad de ampliar la aplicación de una LAR 145 versión 1, la cual era únicamente para transporte comercial, para su utilización en OMA's dedicadas a la aviación general. En ese sentido, también se destacó que al utilizar OMA's como las únicas autorizadas a ejecutar mantenimiento esto conllevaría a una carga excesiva de requerimientos para la aviación general, por lo que se planteó la realización de un reglamento LAR 145 "Light" o un LAR 43 donde se establezcan los requisitos para la ejecución de mantenimiento.

De esta forma durante la RPEE/1, realizada en Lima, Perú del 4 al 6 de diciembre de 2006, se estableció la necesidad de realizar una LAR 43 bajo la consigna de desarrollarlo como un LAR genérico de mantenimiento dirigido hacia su ejecución.

En cumplimiento con la conclusión JG16/06 sobre la estrategia de desarrollo de los reglamentos aprobada, se convocó a la RPEA/3 realizada del 15 al 20 de octubre del 2007 en Lima Perú, en la cual se aprobó el borrador del Reglamento LAR 43.

En la RPEA/12, realizada en Lima del 7 al 11 de septiembre de 2015, fueron incorporadas mejoras en el Capítulo C a fin de incorporar los helicópteros en el requisito 43.210 (a)(2) y en el Capítulo D para aclarar la certificación de conformidad de mantenimiento aplicable a las aeronaves y los componentes.

Con el informe de la Reunión (RPEA/12) fue iniciada la ronda de consulta con los Estados para posteriormente ser aprobado en Vigésimo Octava Reunión Ordinaria de Junta General (JG/28) la Enmienda N° 3 de la Primera edición del LAR 43.

⇒ En la RPEA/15, realizada en Lima del 7 al 10 de agosto de 2018, fueron incorporadas mejoras al Capítulo A a fin de incorporar la definición de componente con vida útil limitada, en el Capítulo D fue desarrollada la Sección 43.320 correspondiente a los componentes con vida útil limitada y en el Apéndice 1, fueron cambiadas las preguntas que inicialmente se encontraban por criterios de clasificación para determinar si una reparación y/o modificación es mayor.

Asimismo, se acordó que el formato del reglamento LAR 43 Mantenimiento, sea elaborado a una sola columna, lo cual ameritaría una nueva edición.

Con el informe de la Reunión (RPEA/15) fue iniciada la ronda de consulta con los Estados para posteriormente ser aprobado en Trigésima Primera Reunión Ordinaria de Junta General (JG/31) la Enmienda N° 6 de la Segunda edición del LAR 43.

⇒ En la RPEA/16, llevada a cabo en Lima del 12 al 16 de agosto de 2019 fue revisada la definición de "componente de aeronave" y las Secciones 43.305 - Requisitos de registros de mantenimiento, y 43.405 - Requisitos sobre registros de certificación de conformidad de mantenimiento (visto bueno).

Con el informe de la Reunión (RPEA/16) fue iniciada la ronda de consulta a través del mecanismo de aprobación expresa que fue cursado con la Carta LN 3/17.07 – SA5190 del 28 de abril de 2020 a los Estados para posteriormente ser aprobado la Enmienda N° 7 del LAR 43.

⇒ Durante la RPEA/17 realizada de forma virtual entre los días 24 al 28 de agosto de 2020 fueron revisadas las definiciones de "componente de aeronave", "mantenimiento", "mantenimiento de la aeronavegabilidad" y "reparación". Asimismo, fue incluida la definición de "requisitos adecuados de aeronavegabilidad".

Con el informe de la reunión (RPEA/17) se realizó la ronda de consulta a través del mecanismo de aprobación expresa que fue cursado con la Carta LN 3/17.07 – SA5031 del 9 de febrero de 2021 a los Estados para posteriormente ser aprobada la Enmienda N° 8 del LAR 43.

Aplicación

El LAR 43 – Mantenimiento, se define como un reglamento “paraguas” conteniendo reglas generales sobre mantenimiento de aeronaves y enfocado a definir el ¿Quién? y el ¿Cómo? se efectúa mantenimiento para todas las aeronaves y en particular para aquellas pertenecientes a la aviación general.

El LAR 43, desarrolla tres conceptos para la realización de mantenimiento, ellos son: Realización de mantenimiento, inspección en proceso y emisión de la conformidad de mantenimiento. Siendo la inspección en proceso una inspección que garantizan un nivel adecuado de seguridad de un cambio de componente de aeronave, una reparación, una modificación y acciones correctivas de mantenimiento necesarias para solucionar las no conformidades derivadas de las tareas de mantenimiento de verificación de la condición de la aeronave o componente de aeronave; la cual se puede equiparar a la inspección de control de calidad utilizada comúnmente en el ambiente FAR.

Objetivos

El Memorando de Entendimiento suscrito entre la Comisión Latinoamericana de Aviación Civil Internacional (CLAC) y la OACI para promover el establecimiento del SRVSOP señala en el párrafo 2.4 de su segundo acuerdo, como uno de sus objetivos el promover la armonización y actualización de reglamentos y procedimientos de seguridad operacional para la aviación civil entre sus Estados participantes.

Por otra parte, el acuerdo para la implantación del SRVSOP en su artículo segundo acuerda que los Estados participantes se comprometen a armonizar entre sí, en estrecha coordinación con la OACI, sus reglamentos y procedimientos en materia de seguridad operacional.

La aplicación del LAR 43, permitirá establecer los procedimientos convenientes para lograr los objetivos propuestos en el Documento Proyecto RLA/99/901 y los acuerdos de la Junta General del Sistema que son, entre otros, los siguientes:

- Establecer las reglas de construcción de los LAR y la utilización de una redacción clara en su formulación, de tal manera que permita su fácil uso e interpretación por los usuarios del Sistema;
- la armonización de las normas, reglamentos y procedimientos nacionales inicialmente en las áreas de aeronavegabilidad, operación de aeronaves y licencias al personal;
- la revisión, modificación y enmienda de estas normas conforme sea necesario; y
- la propuesta de normas, reglamentos y procedimientos regionales uniformes para su armonización y/o adopción por los Estados participantes.

A través del Sistema Regional, y la participación de sus Estados miembro, se pretende lograr el desarrollo, en un período razonable, del conjunto de regulaciones que los Estados puedan adoptar de una manera relativamente rápida para el logro de beneficios en los siguientes aspectos:

- elevados niveles de seguridad en las operaciones de transporte aéreo internacional;
- fácil circulación de productos, servicios y personal entre los Estados participantes;
- participación de la industria en los procesos de desarrollo de las LAR, a través de los procedimientos de consulta establecidos;
- reconocimiento internacional de certificaciones, aprobaciones y licencias emitidas por cualquiera de los Estados participantes;
- la aplicación de regulaciones basadas en estándares uniformes de seguridad y exigencia, que contribuyen a una competencia en igualdad de condiciones entre los Estados participantes;
- apuntar a mejores rangos de costo-beneficio al desarrollar regulaciones que van a la par con

el desarrollo de la industria aeronáutica en los Estados de la Región, reflejando sus necesidades;

- lograr que todos los explotadores de servicios aéreos que cuentan con un AOC, que utilizan aeronaves cuyas matrículas pertenezcan a Estados miembros del Sistema, hayan sido certificadas bajo los mismos estándares de aeronavegabilidad, que las tripulaciones al mando de dichas aeronaves hayan sido entrenadas y obtenido sus licencias, bajo normas y requisitos iguales y que el mantenimiento de dichas aeronaves se realice en organizaciones de mantenimiento aprobadas, bajo los mismos estándares de exigencia, contando con el reconocimiento de todos los Estados del Sistema.
- facilitar el arrendamiento e intercambio de aeronaves en todas sus modalidades y el cumplimiento de las responsabilidades del Estado de matrícula como del Estado del explotador;
- el uso de regulaciones armonizadas basadas en un lenguaje técnico antes que un lenguaje legal, de fácil comprensión y lectura por los usuarios;
- el desarrollo de normas que satisfacen los estándares de los Anexos de la OACI y su armonización con las regulaciones EASA, FAR y otras pertenecientes a los Estados de la región; y
- un procedimiento eficiente de actualización de las regulaciones, con relación a las enmiendas a los Anexos de la OACI.

Medidas que han de tomar los Estados

Los Estados miembros del Sistema, en virtud a los compromisos adquiridos, participan activamente en la revisión y desarrollo de las regulaciones LAR a través de los Paneles de Expertos, y una vez concluida la revisión del reglamento por parte de estos Paneles, corresponde a las Autoridades de Aviación Civil (AAC) de los Estados participantes en el SRVSOP, formular los comentarios finales que consideren pertinentes, para posteriormente ser sometida a la aprobación de la Junta General y continuar con la siguiente etapa en el marco de la estrategia de desarrollo, armonización y adopción de las LAR.

ADOPCIÓN DEL MANUAL

La República del Paraguay como estado miembro de SRVSOP ha decidido la adopción y adecuación del **(LAR 43 mantenimiento)** en su Primera Edición, Octubre 2007, la cual ha sido modificada y estructurada, y que pasa a denominarse en adelante **“DINAC R 43 Mantenimiento”**. Primera Edición Enero 2011.

- LA Enmienda N° 1 del DINAC R 43 - Mantenimiento se realizó en base a la Enmienda N° 1 Diciembre 2013, Enmienda N° 2 Noviembre 2014 y la Enmienda N° 3 Octubre 2015, aprobada por el SRVSOP respectivamente.
- LA Enmienda N° 2 del DINAC R 43 - Mantenimiento, se realizó en base a la Enmienda N° 4 del LAR 43 - Mantenimiento, aprobada en Febrero de 2017 por el SRVSOP.
- LA Enmienda N° 3 del DINAC R 43 - Mantenimiento, se realizó en base a la Enmienda N° 5 (Diciembre 2017), Enmienda N°: 6 (Noviembre 2018), la Enmienda N° 7 (Mayo 2020) y la Enmienda N° 8 (Marzo 2021) del LAR 43 - Mantenimiento, aprobada por el SRVSOP.



BIBLIOGRAFÍA

REGULACIONES

Parte - 43	Mantenimiento, mantenimiento preventivo, reconstrucción y alteraciones	ANAC Argentina
RAB - 43	Mantenimiento	DGAC Bolivia
RBAC - 43	Mantenimiento, mantenimiento preventivo, reconstrucción y Alteraciones	ANAC Brasil
RAC - 43	Mantenimiento	UAEAC Colombia
RAC - 27.43	Mantenimiento, mantenimiento preventivo, reconstrucción y alteraciones	IACC Cuba
DAR - 43	Mantenimiento	DGAC Chile
RDAC -43	Mantenimiento	DGAC Ecuador
RACP LIB. IV	Mantenimiento, mantenimiento preventivo, reconstrucción, reparaciones y alteraciones	DGAC Panamá
DINAC R - 43	Mantenimiento	DINAC Paraguay
RAP - 43	Mantenimiento, Mantenimiento Preventivo, Reconstrucción, Alteraciones	DGAC Perú
RAU - 43	Mantenimiento	DINACIA Uruguay
RAV - 43	Mantenimiento	INAC Venezuela
Part- 43	Mantenimiento, mantenimiento preventivo, reconstrucción y alteraciones	FAA USA
EASA Parte M	Administración Conjunta de Aviación de Europa	EASA

OACI

	Anexo 1	Licencias al personal - Decimotercera edición, julio de 2020 (enmienda 176 del 5 de noviembre de 2020)
	Anexo 6	Operación de aeronaves, Parte I - Transporte aéreo comercial internacional - Aviones; Undécima edición, julio 2018 (enmienda 44 del 5 de noviembre de 2020)
	Anexo 6	Operación de aeronaves, Parte II - Aviación general internacional - Aviones; Décima edición, julio 2018 (enmienda 37 del 5 de noviembre de 2020)
	Anexo 6	Operación de aeronaves, Parte III - Operaciones internacionales - Helicópteros; Décima edición, julio 2020 (enmienda 23 del 5 de noviembre de 2020)
	Anexo 8	Aeronavegabilidad - Duodécima edición, julio de 2018 (enmienda 106 del 8 de noviembre de 2018)
	Documento 9760	Manual de Aeronavegabilidad - Cuarta edición, 2020.

CAPÍTULO A: GENERALIDADES

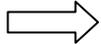
43.001 Definiciones

(a) Para los propósitos de esta Parte, son de aplicación las siguientes definiciones:

(1) **Competencia:** Habilidad demostrada para aplicar conocimientos y aptitudes, en base a la educación, formación, pericia y experiencia apropiada.



(2) **Componente con vida útil limitada.** Toda pieza para la cual se especifica un límite obligatorio de remplazo en el diseño de tipo (en horas, ciclos o tiempos transcurrido), la información obligatoria sobre el mantenimiento de la aeronavegabilidad o las instrucciones para el mantenimiento de la aeronavegabilidad. Se deben dejar esas piezas permanentemente fuera de uso en el momento en que se alcance ese límite o antes de ese momento.



(3) **Componente de aeronave.** Todo equipo, instrumento, incluyendo motor y hélice o partes para una reparación o modificación.

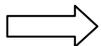
(4) **Condición de aeronavegabilidad:** El estado de una aeronave, componente de aeronave que se ajusta al diseño aprobado correspondiente y está en condiciones de operar de modo seguro.

(5) **Datos de mantenimiento.** Cualquier dato aprobado o aceptado por la DINAC o la AAC del Estado de matrícula necesario para asegurar que la aeronave o componente de aeronave pueda ser mantenida en una condición tal que garantice la aeronavegabilidad de la aeronave, o la operación apropiada del equipo de emergencia u operacional.

(6) **Datos de mantenimiento aprobados.** Cualquier dato técnico que haya sido específicamente aprobado por la DINAC. Las especificaciones de los certificados de tipo y de los certificados de tipo suplementarios, directrices de aeronavegabilidad y los manuales de la organización que posee el certificado de tipo cuando sea específicamente indicado, son ejemplos de datos de mantenimiento aprobados.

(7) **Datos de mantenimiento aceptables.** Cualquier dato técnico que comprenda métodos y prácticas aceptables por la DINAC y que puedan ser usados como base para la aprobación de datos de mantenimiento. Los manuales de mantenimiento, el manual de la OMA DINAC R 145, y las circulares de asesoramiento, son ejemplos de datos de mantenimiento aceptables.

(8) **Inspección.** Es el acto de examinar una aeronave o componente de aeronave para establecer la conformidad con un dato de mantenimiento.



(9) **Inspección anual.** Es una inspección completa de la aeronave y sus registros que debe contemplar como mínimo los ítems del Apéndice 2 de este reglamento, o los definidos por el organismo de diseño para una inspección anual, y

(i) la documentación completa de acuerdo a lo establecido en la Sección 91.1420;

(ii) que esté de acuerdo con el certificado de tipo;

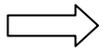
(iii) que las modificaciones y reparaciones mayores hayan sido aprobadas por la DINAC;

(iv) el registro de cumplimiento de las directrices de aeronavegabilidad, aplicables; y

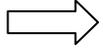
(v) los registros de todas las tareas de mantenimiento realizadas.

(10) **Inspección en proceso.** Es una inspección que garantiza un nivel adecuado de seguridad de un cambio de componente de aeronave, una reparación, una modificación y acciones correctivas de mantenimiento necesarias para solucionar las no conformidades derivadas de las tareas de mantenimiento de verificación de la condición de la aeronave o componente de aeronave. Estas inspecciones no deben

ser confundidas con los ítems de inspección requerida (RII), los cuales son definidos por el operador.



- (11) **Instrucciones para la aeronavegabilidad continua (ICA).** Conjunto de datos descriptivos, planificación de mantenimiento e instrucciones para el cumplimiento elaborado por un titular de aprobación de diseño de acuerdo con la base de la certificación para el producto aeronáutico. Las ICA brindan a los explotadores la información necesaria para elaborar su propio programa de mantenimiento y permiten a los organismos de mantenimiento establecer las instrucciones de cumplimiento.



- (12) **Mantenimiento.** Realización de las tareas requeridas en una aeronave o componentes de aeronaves para asegurar el mantenimiento de la aeronavegabilidad de los mismos incluyendo, por separado o en combinación, la revisión general, inspección, sustitución, rectificación de defectos y la realización de una modificación o reparación.



- (13) **Mantenimiento de la aeronavegabilidad.** Conjunto de procedimientos que permite asegurar que una aeronave, componentes de aeronave cumplen con los requisitos aplicables de aeronavegabilidad y se mantiene en condiciones de operar de modo seguro durante toda su vida útil.

- (14) **Mantenimiento de línea.** Todo mantenimiento que asegure la condición de aeronavegabilidad, de la aeronave, que no requieren equipos, procedimientos, ni instalaciones especializadas o complejas.

- (15) **Modificación.** Una modificación de una aeronave o componente de aeronave significa un cambio en el diseño de tipo que no constituya una reparación.

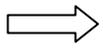
- (i) Mayor: Una modificación mayor significa un cambio de diseño de tipo que no esté indicado en las especificaciones de la aeronave, del motor de la aeronave o de la hélice que pueda influir notablemente en los límites de masa y centrado, resistencia estructural, performance, funcionamiento de los grupos motores, características de vuelo u otras condiciones que influyan en las características de la aeronavegabilidad o ambientales, o que se hayan incorporado al producto de conformidad con prácticas no normalizadas.

- (ii) Menor: Una modificación menor significa una modificación que no sea mayor.

Nota: En algunos Estados se utiliza el término “alteración” en lugar de “modificación”. Para los efectos del DINAC R 43 los términos “alteración” y “modificación” se utilizan como sinónimos.



- (16) **Organización responsable del diseño de tipo.** Organismo titular del certificado de tipo y responsable del diseño del producto aeronáutico y el cumplimiento permanente del diseño de tipo del producto aeronáutico de los requisitos de aeronavegabilidad apropiados impuestos por la autoridad de certificación de tipo. En algunos casos será el titular de un documento equivalente que certifique la aprobación del diseño de tipo por la autoridad de certificación.



- (17) **Reparación.** Es la restauración de una aeronave y/o componentes de aeronaves a la condición de aeronavegabilidad, de conformidad con los requisitos adecuados de aeronavegabilidad, cuando haya sufrido daños o desgaste por el uso:

- (i) Mayor: Toda reparación de una aeronave o componente de aeronave que pueda afectar de manera apreciable la resistencia estructural, la performance, el funcionamiento de los grupos motores, las características de vuelo u otras condiciones que influyan en las características de la aeronavegabilidad o ambientales, o que se hayan incorporado al producto de conformidad con prácticas no normalizadas o que no puedan ejecutarse por medio de operaciones elementales.

- (ii) Menor: Una reparación menor significa una reparación que no sea mayor.

Nota: En algunos Estados se utiliza el término “alteración” en lugar de “modificación”. Para los efectos de la reglamentación DINAC R los términos “alteración” y “modificación” se utilizan como sinónimos.



- (18) **Requisitos adecuados de aeronavegabilidad.** Códigos de aeronavegabilidad completos y detallados, establecidos, adoptados o aceptados por un Estado contratante para la clase de aeronave, de motor o de hélice en cuestión.

43.005 Aplicación

Este reglamento prescribe los requisitos para:

- a) Este reglamento prescribe las reglas que rigen el mantenimiento de cualquier aeronave y sus componentes de aeronave con un certificado de aeronavegabilidad emitido por la DINAC.
- (b) Este reglamento no aplica para aeronaves experimentales.

***** / *****

PAGINA DEJADA INTENCIONALMENTE EN BLANCO

CAPÍTULO B: RESPONSABILIDAD DE MANTENIMIENTO

43.100 Responsabilidades

- (a) Cualquier persona u organización que realicen mantenimiento, inspección en proceso o emita una certificación de conformidad de mantenimiento es responsable de la tarea que realice.

43.105 Informe sobre fallas, casos de mal funcionamiento y defectos

- (a) Toda persona que es responsable de emitir la certificación de conformidad de mantenimiento debe informar a la AAC del Estado de matrícula, a la organización responsable del diseño de tipo o de tipo suplementario y al explotador o propietario de la aeronave, sobre cualquier condición de una aeronave o componente de aeronave que haya identificado que pueda poner en peligro la aeronave.
- (b) Los informes deben ser hechos en la forma y manera indicada por la DINAC y deben contener toda la información pertinente sobre la condición que sea de su conocimiento.
- (c) Los informes deben ser enviados en un periodo no mayor de tres (3) días calendarios, a partir de la identificación de la condición no aeronavegable.

43.110 Falsificación, reproducción o alteración de registros de mantenimiento

- (a) Ninguna persona u organización puede ser causante directa o indirectamente de:
- (1) Anotaciones fraudulentas o intencionalmente falsas, en los registros de mantenimiento o informes requeridos, archivados o usados, para demostrar cumplimiento con cualquier requerimiento de este Reglamento;
 - (2) La reproducción, con propósitos fraudulentos, de cualquier registro o informe requerido por este Reglamento; o
 - (3) alteraciones con propósitos fraudulentos, de cualquier registro o informe requerido por este Reglamento.
- (b) La realización de un acto prohibido por parte de cualquier persona u organización de acuerdo con lo indicado en el párrafo (a) de esta Sección, será motivo para suspender o revocar cualquier autorización, certificación o licencia dada por la DINAC a esa persona u organización.

***** / *****

PAGINA DEJADA INTENCIONALMENTE EN BLANCO

CAPÍTULO C: PERSONAL DE MANTENIMIENTO

43.200 Personas u organizaciones autorizadas a realizar mantenimiento

- ⇒
- (a) Solamente las siguientes personas y organizaciones pueden realizar mantenimiento de acuerdo a sus atribuciones o su lista de capacidades, según corresponda:
 - (1) Una Organización de Mantenimiento Aprobada OMA DINAC R 145 de acuerdo a su lista de capacidades aprobada.
 - (2) El titular de una licencia otorgada o convalidada por la DINAC de acuerdo a sus atribuciones perteneciente a una OMA DINAC R 145.
 - (3) Una persona trabajando bajo la supervisión de un poseedor de una licencia otorgada o convalidada por la DINAC perteneciente a una OMA DINAC R 145.

43.205 Personas u organizaciones autorizadas a realizar inspecciones en proceso

- (a) Las siguientes personas u organizaciones pueden realizar inspecciones en proceso:
 - (1) La Organización de Mantenimiento Aprobada OMA DINAC R 145 de acuerdo a su lista de capacidades aprobada.
 - (2) El titular de una licencia otorgada o convalidada por la DINAC de acuerdo a sus atribuciones.
- (b) La persona que realiza inspecciones en proceso en las aeronaves y componentes de aeronaves debe:
 - (1) Tener adecuada calificación y competencia que garantice la apropiada realización de la inspección en proceso, asegurando buenas prácticas de mantenimiento y el cumplimiento de todos los requisitos de aeronavegabilidad pertinentes;
 - (2) estar adecuadamente familiarizado con los requisitos de este Reglamento y con los métodos y técnicas de inspección, prácticas, equipo y herramientas para determinar la aeronavegabilidad de las aeronaves o componentes de aeronave que son objeto de una inspección en proceso; y
 - (3) poseer habilidad en el uso de los diferentes tipos de equipos para desarrollar la inspección en proceso.

43.210 Personas u organizaciones autorizadas a emitir certificación de conformidad de mantenimiento (CCM)

- ⇒
- (a) Solamente las siguientes personas y organizaciones pueden emitir una certificación de conformidad de mantenimiento a una aeronave o componente de aeronave después que ha sido sometido a mantenimiento:
 - (1) Una Organización de Mantenimiento Aprobada OMA DINAC R 145, conforme a los alcances de su lista de capacidades, de acuerdo con el DINAC R 145.305 (d).
 - (2) Un mecánico de mantenimiento aeronáutico con licencia otorgada o convalidada por la DINAC, según las atribuciones que le otorga la licencia, para aeronaves con masa máxima de despegue de hasta 5 700 kg, y helicópteros con masa máxima de despegue de hasta 3 175 kg operando de acuerdo con los requisitos del DINAC R 91, limitado a servicios de mantenimiento de línea y a servicios de mantenimiento hasta inspecciones de 100 horas o equivalente y las acciones correctivas derivadas de complejidad equivalente.
 - (b) La persona que emite certificación de conformidad de mantenimiento en las aeronaves y componentes de aeronaves debe:
 - (1) Tener calificación y competencia adecuada para garantizar la emisión apropiada del certificado de conformidad de mantenimiento, asegurando buenas prácticas de mantenimiento y el cumplimiento de todos los requisitos de aeronavegabilidad pertinentes.

- (2) Estar adecuadamente familiarizado con los requerimientos de este reglamento y con los métodos y técnicas de inspección, prácticas, equipo y herramientas para determinar la aeronavegabilidad de las aeronaves o componentes de aeronave que son objeto de la certificación de conformidad de mantenimiento.
- (3) Tener experiencia real en mantenimiento de aeronave o componentes de aeronaves en un período de seis (6) meses, en los últimos dos (2) años.

*****//*****

CAPÍTULO D: REGLAS DE MANTENIMIENTO

43.300 Realización de mantenimiento

- (a) Cada persona u organización que realice mantenimiento en una aeronave o componente de aeronave debe usar:
- (1) Métodos, técnicas y prácticas que estén especificadas en los datos de mantenimiento vigentes para la aeronave y componente de aeronave, según sea aplicable.
 - (2) Métodos, técnicas y prácticas equivalentes que sean aceptables para la DINAC, a excepción de las limitaciones de aeronavegabilidad establecidas en el DINAC R 43.315.
 - (3) Instalaciones y facilidades apropiadas para el desensamblaje, inspección y ensamblaje de las aeronaves y componentes de aeronaves para todo trabajo a ser realizado.
 - (4) Herramientas, equipamiento y equipos de prueba especificados en los datos de mantenimiento de la organización de diseño.
 - (5) Equipos y herramientas calibradas de acuerdo a un estándar e intervalo aceptable por la DINAC, cuando sean utilizados para realizar una determinación de aeronavegabilidad.
- (b) Una persona u organización que requiera efectuar una modificación mayor o reparación mayor solo debe comenzar los trabajos si dispone de los datos de mantenimiento aprobados por la DINAC.
- (c) Los datos de mantenimiento utilizados para modificaciones y reparaciones menores deben ser aceptables para la DINAC.

43.305 Requisitos de registros de mantenimiento

- (a) Una persona que realice mantenimiento sobre una aeronave o componente de aeronave debe, una vez completado el mantenimiento satisfactoriamente, anotar en el registro de mantenimiento correspondiente lo siguiente:
- (1) Tipo de inspección o tarea de mantenimiento realizada y extensión de la misma;
 - (2) el lugar donde se realizó el mantenimiento;
 - (3) las horas totales y ciclos totales de la aeronave o componente de aeronave, especificando las marcas de nacionalidad y de matrícula de la aeronave o el número de parte y el número de serie del componente de aeronave;
 - (4) una descripción detallada de la inspección, tarea o tareas de mantenimiento realizadas;
 - (5) la referencia a los datos de mantenimiento utilizados aceptables para la DINAC;
 - (6) fecha de iniciación y término de las inspecciones o de las tareas de mantenimiento efectuadas;
 - (7) identificación, nombre y firma de persona que efectuó la inspección, tarea o tareas de mantenimiento; e
 - (8) identificación, nombre y firma de persona que efectuó la inspección en proceso, cuando corresponda.
- (b) Además de lo requerido en el párrafo (a) para el registro de las modificaciones o reparaciones menores se debe entregar como mínimo una copia al propietario o explotador de la aeronave de:
- (1) La constancia de que la modificación o reparación ha sido clasificada como menor;
 - (2) Los registros de la localización de la misma en la aeronave;



(3) Los registros del cambio de peso (masa) y centrado, cuando corresponda, y los registros de la certificación de conformidad de mantenimiento realizada luego de su instalación.

(c) La persona u organización requerida bajo cualquiera de los párrafos anteriores debe registrar los detalles de mantenimiento realizado de manera clara y legible en tinta o por otro medio permanente.

43.310 Reglas adicionales para la realización de inspecciones

(a) Toda OMA que realiza una inspección anual debe utilizar una lista de verificación para la ejecución de ésta, la cual debe incluir el alcance y detalle como mínimo de los ítems contenidos en el Apéndice 2 de este reglamento.

(b) Si la aeronave tiene incorporadas modificaciones mayores o reparaciones mayores, que incluyan suplementos al manual de mantenimiento o de servicio, o instrucciones para la aeronavegabilidad continua, y en dichos documentos se recomiende efectuar inspecciones, la lista de verificación deberá contener los ítems que en esas inspecciones recomendadas se indiquen, cuando corresponda.



43.315 Limitaciones de aeronavegabilidad

Cada persona que efectúa una inspección u otro mantenimiento especificado en la sección de Limitaciones de Aeronavegabilidad del Manual de Mantenimiento del Fabricante o en las Instrucciones para Aeronavegabilidad Continua, realizará las inspecciones u otro mantenimiento de acuerdo con dicha sección, o de acuerdo con las Especificaciones de Operación Aprobadas por la Subdirección de Normas de Vuelo de la DINAC bajo los Reglamentos DINAC R 121 o 135; o un Programa de Inspección Aprobado bajo la 91.1110 (c) del Reglamento DINAC R 91.



43.320 Componentes con vida útil limitada

(a) Remoción temporal desde productos aeronáuticos con certificado de tipo.

Cuando un componente con vida útil limitada es removido temporalmente y se instala nuevamente para propósitos de efectuar mantenimiento, no se aplica el párrafo (b) de esta sección, si:

- (1) El estado de vida del componente no ha cambiado;
- (2) la remoción y reinstalación es realizada en el producto del mismo número de serie; y
- (3) ese producto no acumuló tiempo en servicio mientras el componente esté removido.

b) Control de componentes removidos desde productos aeronáuticos con certificado de tipo.

Excepto para el caso de remoción temporal descrito en (a) anterior, toda persona que remueva un componente con vida limitada desde un producto con certificado de tipo, deberá asegurarse que este es controlado usando uno de los métodos de este párrafo. El método utilizado deberá impedir la instalación del componente después que haya alcanzado su vida límite. Los métodos aceptables incluyen:

- (1) Sistema de conservación de registros. La parte puede ser controlada usando un sistema de conservación de registros que muestre el número de parte, número de serie y su estatus de vida actual. Cada vez que el componente es removido desde un producto con certificado de tipo, el registro deberá ser actualizado al estatus de vida actual. Este sistema de conservación de registro podrá incluir medios electrónicos, papel u otros;
- (2) Tarjeta o registro adjunto al componente. Una tarjeta de condición u otro registro podrá estar adosada al componente. La tarjeta de condición o registro deberá incluir el número de parte, número de serie y el estatus de vida actual. Cada vez que el componente sea removido desde un producto con Certificado de Tipo se deberá actualizar la tarjeta de condición o registro existente, de modo que refleje el estatus de vida actual;

- (3) Marcado No permanente. El componente puede ser marcada en forma legible usando un método de marcado no permanente, que muestre su estatus de vida actual. El estatus de vida deberá ser actualizado cada vez que el componente sea removido de un producto con Certificado de Tipo o, si la marca es removida;
- (4) Marcado Permanente. El componente puede ser marcado en forma legible usando un método de marcado permanente que muestre su estatus de vida actual. El estatus de vida deberá ser actualizado cada vez que el componente sea removido de un producto con certificado de tipo.
- (5) Segregación. El componente puede ser segregado usando métodos que impidan su instalación en un producto con certificado de tipo. Para este efecto, a lo menos se deberá considerar lo siguiente:
 - (i) la mantención de un registro con el número de parte, número de serie y estatus de vida actualizado del componente; y
 - (ii) asegurar que el componente sea almacenado físicamente separado de otros componentes que estén disponibles para ser instalados.
- (6) Mutilación. El componente puede ser mutilado para impedir su instalación en un producto con certificado de tipo. La mutilación deberá inutilizar el componente y hacer imposible su retrabajo para que parezca aeronavegable.
- (7) Cualquier otro método aprobado o aceptado por la Autoridad Aeronáutica del Estado de Matrícula.

(c) **Transferencia de partes**

Toda persona que remueva un componente con vida limitada desde un producto aeronáutico con certificado de tipo, y luego lo venda o lo transfiera, deberá transferir con el componente, el marcado, la tarjeta u otro registro utilizado para cumplir con esta sección, a menos que el componente sea mutilado antes de su venta o transferencia.

*****/*****

PAGINA DEJADA INTENCIONALMENTE EN BLANCO

CAPÍTULO E: CONFORMIDAD DE MANTENIMIENTO

43.400 Requisitos para la emisión de certificación de conformidad de mantenimiento

- (a) Una persona u organización que cumple los requerimientos de este reglamento puede certificar la conformidad de mantenimiento de las tareas efectuadas en una aeronave o componente de aeronave después de un servicio de mantenimiento, luego que ha verificado que:
- (1) Todas las tareas de mantenimiento han sido realizadas en concordancia con este Reglamento;
 - (2) Toda inspección en proceso haya sido realizada por una persona con adecuada competencia y con licencia específica otorgada por la DINAC de acuerdo con el DINAC R 65.
 - (3) Los trabajos se han realizado en cumplimiento con personal competente, en instalaciones adecuadas, utilizando materiales y componentes de aeronave aprobados y trazables, con datos de mantenimiento aplicables y actualizados y con las herramientas y equipos calibrados y de acuerdo a lo establecido por el fabricante;
 - (4) Las anotaciones en los registros de mantenimiento requeridos en este Reglamento han sido realizadas;
 - (5) Las modificaciones y reparaciones mayores hayan sido realizadas con base solamente en datos aprobados por la DINAC; y
 - (6) El registro del formulario de modificaciones y reparaciones mayores haya sido completado (Formulario DINAC R 002, previsto en el Apéndice 5).

43.405 Requisitos sobre registros de certificación de conformidad de mantenimiento (visto bueno)

- (a) La certificación de conformidad de mantenimiento (visto bueno) se completará y firmará en el registro técnico de vuelo de la aeronave, para certificar que el trabajo de mantenimiento realizado se completó satisfactoriamente de acuerdo con los datos de mantenimiento actualizados.
- (b) La conformidad de mantenimiento señalada en el párrafo (a) de esta sección contendrá una certificación donde se indique:
- (1) Los detalles básicos del mantenimiento realizado, incluyendo una referencia detallada de los datos de mantenimiento actualizados;
 - (2) El lugar donde se emitió la conformidad de mantenimiento;
 - (3) La fecha en que se completó dicho mantenimiento;
 - (4) El nombre de la persona que emite la certificación; y
 - (5) El número de la licencia específica otorgada o convalidada por la DINAC, de la persona que emite la certificación o la identidad y número del Certificado de Aprobación de la OMA DINAC R 145 que emite la certificación.
- (c) Un componente que recibió mantenimiento sin estar instalado en la aeronave requiere que se le emita un certificado de conformidad de mantenimiento (formulario DINAC R 001 o equivalente) por ese mantenimiento y que se emita otra certificación de conformidad de mantenimiento al momento de instalarse en la aeronave.
- (d) Una persona u organización que sea responsable de emitir una certificación de conformidad de mantenimiento de las tareas efectuadas a una aeronave debe anotar en los registros correspondientes la siguiente información:
- (1) Si los trabajos realizados en la aeronave han sido efectuados y puede emitirse la certificación de conformidad de mantenimiento, se incluirá la siguiente frase o declaración: "Certifico que la aeronave (identificación) ha sido inspeccionada de



acuerdo con la tarea (colocar tipo de tarea) y que los trabajos de mantenimiento efectuados han sido completados de manera satisfactoria y según datos aceptables o aprobados".

- (2) Si luego de la realización de las tareas de mantenimiento se encuentra que, por alguna razón, no se ha podido completar satisfactoriamente alguna de las tareas solicitadas, deberá emitirse una certificación de conformidad de mantenimiento solo por las tareas culminadas satisfactoriamente, debiendo ingresarse también la siguiente declaración: "Certifico que la aeronave (identificación) ha sido inspeccionada de acuerdo con la tarea (colocar tipo de tarea)" y la siguiente lista de las discrepancias e ítems de condición de no aeronavegabilidad (incluir listado) son entregados a propietario u explotador. Para aquellos ítems que puedan estar no operativos bajo el reglamento DINAC R 91, se debe colocar una placa sobre cada instrumento y/o control en la cabina como "**No operativo**".

*****//*****

APÉNDICE 1



Criterios para la clasificación de modificaciones y/o reparaciones mayores

(a) Modificaciones mayores

- (1) **Modificaciones mayores a la célula.** Las Modificaciones de las siguientes partes y las modificaciones de los siguientes tipos, cuando no figuran en las especificaciones de la aeronave emitidas por la AAC, son modificaciones mayores de la célula de la aeronave:
 - (i) Alas.
 - (ii) Superficies de empenaje.
 - (iii) Fuselaje.
 - (iv) Bancada de motor.
 - (v) Sistema de control de vuelo.
 - (vi) Trenes de aterrizaje.
 - (vii) Casco o flotadores.
 - (viii) Elementos de la célula incluyendo largueros, costillas, fijaciones, amortiguadores, capotas, carenados, refuerzos, montantes y contrapesos de balance.
 - (ix) Sistema actuador de componentes hidráulicos y eléctricos.
 - (x) Palas del rotor.
 - (xi) Cambios en el peso vacío o en el balance en vacío que causen un aumento en el peso máximo certificado o en los límites del centro de gravedad de la aeronave.
 - (xii) Cambios en el diseño básico de los sistemas de combustible, aceite, refrigeración, calefacción, presurización de la cabina, eléctricos, hidráulicos, deshielo o de escape.
 - (xiii) Cambios en el ala o superficies de control fijas o móviles que puedan producir características de vibración y flutter.
- (2) **Modificaciones mayores de motor.** Las siguientes alteraciones de un grupo motopropulsor cuando no están incluidas en las especificaciones del motor emitidas por la AAC son alteraciones mayores del motor:
 - (i) Conversión de un motor de un modelo aprobado a otro, que involucre cualquier cambio en la relación de compresión, caja de engranaje de reducción de hélice, de la relación del engranaje impulsor o la sustitución de partes principales del motor que requiera un trabajo extenso y prueba del motor.
 - (ii) Cambios en el motor por reemplazo de las partes estructurales del motor de la aeronave con partes que no suministradas por el fabricante original o partes no aprobadas específicamente por la AAC.
 - (iii) Instalación de un componente que no está aprobado para el motor.
 - (iv) Remoción de los componentes que figuran como equipo requerido en las especificaciones de la aeronave o las especificaciones del motor.
 - (v) Instalación de partes estructurales que no sean el tipo de partes aprobadas para la instalación.
 - (vi) Conversiones de cualquier tipo con el propósito de usar combustible de una categoría u octanaje diferente al que figura en las especificaciones del motor.

- (3) **Modificaciones mayores de hélice.** Las siguientes modificaciones de una hélice cuando no están autorizadas en las especificaciones de la hélice emitidas por la ACC son alteraciones mayores de la hélice:
- (i) Cambios en el diseño de la pala.
 - (ii) Cambios en el diseño del cubo.
 - (iii) Cambios en el diseño del gobernador o sistema de control.
 - (iv) Instalación de un gobernador o sistema de control de hélice o puesta en bandera.
 - (v) Instalación del sistema de deshielo de la hélice.
 - (vi) Instalación de partes no aprobadas para la hélice.
- (4) **Modificaciones mayores de componentes.** Las modificaciones del diseño básico no realizadas de acuerdo con las recomendaciones del fabricante del componente o de acuerdo con una directriz de aeronavegabilidad de la AAC son modificaciones mayores del componente. Además, los cambios en el diseño básico de los equipos de comunicación y navegación aprobados bajo la certificación de tipo o una orden técnica estándar que tienen un efecto sobre la estabilidad de la frecuencia, el nivel de ruido, la sensibilidad, selectividad, distorsión, falsa emisión, recepción, características AVC, o la habilidad para satisfacer las condiciones de la prueba en el medio ambiente y con otros cambios que tengan un efecto en la performance del equipamiento, son también alteraciones mayores.

(b) Reparaciones mayores.

Las reparaciones a las siguientes partes de una célula y las reparaciones de los siguientes tipos, que incluyen el aumento de la resistencia, aumento de refuerzos, empalmes y la fabricación de elementos estructurales primarios o sus reemplazos, y cuando el reemplazo incluye remachado o soldadura de las partes afectadas, son reparaciones mayores del fuselaje:

(1) Reparación mayor de célula

- (i) Cajón principal.
- (ii) Alas o superficies de control monocasco o semi-monocasco.
- (iii) Larguerillo de ala o miembros ubicados según la cuerda del ala.
- (iv) largueros.
- (v) platabanda (flange) del larguero del ala.
- (vi) Miembros de viga reticuladas (truss-type beams).
- (vii) vigas con alma de poco espesor.
- (viii) Montantes de ala y de superficies de la superficie del empenaje
- (ix) Quilla o intersección de los flotadores.
- (x) Elementos de chapa corruga sometidos a compresión que actúan en la forma equivalente al larguero de las alas o superficies del grupo de empenaje.
- (xi) Costillas principales del ala y elementos sometidos a compresión.
- (xii) montantes del ala o superficie del empenaje.
- (xiii) bancada del motor.
- (xiv) Larguero de fuselaje.
- (xv) Soportes reticulados (truss-type beams) laterales, horizontales, o cuadernas.
- (xvi) Brazos soporte del asiento principal para montantes y ménsulas.

- (xvii) montantes del tren principal.
 - (xviii) Eje montante de ruedas.
 - (xix) Ruedas.
 - (xx) Esquíes y soportes para esquíes.
 - (xxi) Partes del sistema de control como columnas de control, pedales, ejes, ménsulas o contrapesos externos de los alerones.
 - (xxii) Reparaciones que involucran sustitución de material.
 - (xxiii) La reparación de áreas dañadas en metal o madera contrachapada estresada cubriendo más de 15 cm (seis pulgadas) en cualquier dirección.
 - (xxiv) La reparación del recubrimiento haciendo soldaduras adicionales
 - (xxv) Empalme del recubrimiento.
 - (xxvi) La reparación de tres o más costillas adyacentes del ala o de la superficie de control o el borde de ataque del ala y superficies de control, entre dichas costillas adyacentes.
 - (xxvii) reparación del recubrimiento de tela en un área mayor que la requerida para reparar dos costillas adyacentes.
 - (xxviii) Reemplazo de la tela del recubrimiento sobre partes cubiertas con tela, tales como alas, fuselajes, estabilizadores y superficies de control.
 - (xxix) Reparación, incluido el sellado de tanques de combustible o tanques de aceite removibles o integrales.
- (2) **Reparación mayor de motor.** Las reparaciones de las siguientes partes de un motor y las reparaciones de los siguientes tipos, son reparaciones mayores del motor:
- (i) Separación o desmontaje de un cárter o cigüeñal de un motor alternativo equipado con un sobrealimentador integral.
 - (ii) Separación o desmontaje de un cárter o cigüeñal de un motor alternativo equipado con una reducción a engranajes de hélice de un tipo distinto al de engranajes rectos.
 - (iii) Reparaciones especiales de partes estructurales del motor por soldadura, deposición, metalizado u otros métodos.
- (3) **Reparación mayor de hélice.** Las reparaciones de los siguientes tipos a una hélice son reparaciones mayores:
- (i) Cualquier reparación o enderezamiento de palas de acero.
 - (ii) Reparación o maquinado de cubos de acero.
 - (iii) Reducción de las palas.
 - (iv) restitución del refuerzo de la punta a las hélices de madera.
 - (v) Reemplazo de láminas externas en hélices de madera de paso fijo.
 - (vi) Reparación de los agujeros de los pernos con sobre medida en el cubo de las hélices de madera de paso fijo.
 - (vii) Trabajo de incrustación en las hélices de madera.
 - (viii) Reparación de palas de material compuesto.
 - (ix) Remplazo de puntas metálica en palas.
 - (x) Remplazo de la cubierta de plástico.
 - (xi) Reparación de los gobernadores o sistema de control de la hélice.

- (xii) Reparación general de la hélice de paso variable.
 - (xiii) Reparaciones de abolladuras profundas en los bordes (melladuras), cortes, marcas, rallones, etc., y enderezamiento de las palas de aluminio.
 - (xiv) La reparación o reemplazo de elementos internos de las palas.
- (4) **Reparaciones mayores de componentes.** Las reparaciones de los siguientes tipos a los componentes son consideradas reparaciones mayores:
- (i) Calibración y reparación de instrumentos.
 - (ii) Calibración de equipos de radio.
 - (iii) Rebobinado de la bobina de campo de un accesorio eléctrico.
 - (iv) Desmontaje completo de válvulas hidráulicas de potencia complejas.
 - (v) Revisión general de los carburadores del tipo de presión y de bombas tipo presión de combustible, bombas hidráulicas y de aceite.

***** / *****

APÉNDICE 2

Alcance y detalle de los ítems (según sea aplicable a la aeronave en particular) a ser incluidos en la inspección anual.

Cada OMA que realice una inspección anual requerida por el reglamento DINAC R 91 debe cumplir con lo siguiente:

- (a) antes de la inspección, desmontará o abrirá todas las tapas de inspección, puertas de acceso, carenados y los capots de los motores. Además, deberá limpiar totalmente la aeronave y sus motores.
- (b) inspeccionará cuando sea aplicable los siguientes componentes del fuselaje y del grupo del casco:
 - (1) Entelado y/o recubrimiento por deterioros, o deformaciones u otra evidencia de falla, y fijaciones defectuosas o inseguras de los soportes.
 - (2) Sistemas y componentes para determinar la instalación incorrecta, defectos visibles u operación incorrecta; y
 - (3) Envoltura, tubos de gas, tanques de lastre y partes relacionadas, para determinar condiciones defectuosas.
- (c) inspeccionará los siguientes componentes (donde sea aplicable) de la cabina de pasajeros y puesto de pilotaje:
 - (1) Condición general por falta de limpieza y equipamiento suelto que pudiesen trabar los controles.
 - (2) Asientos y cinturones de seguridad por mala condición y defectos aparentes.
 - (3) Ventanas y parabrisas por deterioro y rotura.
 - (4) Instrumentos para determinar si el estado, montaje, marcación es defectuosa y (cuando sea aplicable) la operación inadecuada.
 - (5) Controles de vuelo y motor por instalación y operación inapropiada.
 - (6) Baterías para determinar si es correcta su instalación y carga.
 - (7) Todos los sistemas por instalación inadecuada, malas o deficientes condiciones generales, defectos obvios y aparentes, e inseguridad en la sujeción.
- (d) verificar (donde sea aplicable) los componentes del motor y carenados:
 - (1) Sección del motor por signos evidentes de fuga de aceite, combustible o líquido hidráulico y para determinar, si es posible, los orígenes de dichas fugas.
 - (2) Pernos y tuercas para verificar si el torque es el correcto y por defectos obvios.
 - (3) Interior del motor para la verificación de la compresión de los cilindros y por presencia de partículas metálicas o cuerpos extraños en los filtros, mallas de drenaje y en el tapón de drenaje del sumidero. Si ocurre una compresión débil, debido a condiciones internas y tolerancias inadecuadas.
 - (4) Bancada del motor para la verificación de fisuras, juegos en las tomas de la bancada y verificación del correcto ajuste de la bancada.
 - (5) Amortiguadores flexibles de vibración por estado y deterioro.
 - (6) Controles del motor para la verificación de defectos, inadecuado recorrido e incorrecto aseguramiento;
 - (7) Cañerías, mangueras y abrazaderas para la verificación de fugas, deterioro y sujeción adecuada.
 - (8) Caños de escape para verificación de fisuras, defectos, y/o acoples inapropiados.

- (9) Accesorios por defectos aparentes en la seguridad de su montaje.
 - (10) Todos los sistemas para la verificación de instalación inapropiada, condición general pobre, defectos, y acoples inseguros.
 - (11) Capots por fisuras y defectos.
- (e) inspeccionará (donde sea aplicable) los siguientes componentes del grupo del tren de aterrizaje:
- (1) Todas las unidades para la verificación por malas condiciones y acoples inseguros.
 - (2) Dispositivos de absorción de vibraciones (amortiguadores) para la verificación de nivel de fluido inadecuado.
 - (3) Sistemas articulados, reticulados y miembros estructurales: para la verificar por desgaste indebido y deformación.
 - (4) Mecanismo de retracción y bloqueo por operación inadecuada.
 - (5) Líneas hidráulicas por fugas.
 - (6) Sistema eléctrico por operación inapropiada de los interruptores.
 - (7) Ruedas por verificación de fisuras, defectos, condiciones de sujeción y condición de los cojinetes.
 - (8) Neumáticos para la verificación de desgaste excesivo y cortes.
 - (9) Frenos por verificación de ajuste inadecuado; y
 - (10) Flotadores y skies por la verificación de la sujeción insegura y defectos obvios y aparentes.
- (f) verificará (donde sea aplicable) todos los componentes del ala y el conjunto de la sección central por condición general, deterioro del entelado o recubrimiento, deformación, evidencia de falla e inseguridad de fijación.
- (g) verificará (donde sea aplicable) todos los componentes y sistemas que hacen el conjunto completo de empenaje por condición general, deterioro del entelado o recubrimiento, distorsión, evidencia de fallas, evidencia de instalación inadecuada del componente, y operación impropia del sistema.
- (h) verificará (donde sea aplicable) los siguientes componentes del grupo de hélices:
- (1) Conjunto de las hélices por verificación de fisuras, abolladuras, grietas o pérdidas de aceite.
 - (2) Pernos por verificación de torque inapropiado y pérdida de seguridad.
 - (3) Dispositivos de antihielo por verificación de inadecuada operación y defectos obvios.
 - (4) Mecanismos de control por verificación de inadecuada operación, montaje inseguro y desplazamiento restringido.
- (i) inspeccionará (donde sea aplicable) los siguientes componentes del grupo de radio:
- (1) Equipo electrónico, de radio y de navegación aérea, por verificación de la inadecuada instalación y montaje inseguro.
 - (2) Cableado y conductos eléctricos por verificación de inadecuado tendido, inseguridad en el montaje, y defectos obvios.
 - (3) Blindaje y conexión eléctrica por instalaciones inapropiadas y malas condiciones.
 - (4) Antena incluyendo el mástil de la antena por malas condiciones, montaje inseguro, e inadecuada operación.
- (j) inspeccionará (si es aplicable) cada conjunto misceláneo instalado que no está cubierto por esta lista, por instalación y operación inapropiada.

APÉNDICE 3

Inspecciones y pruebas de sistema altimétrico

Nota. - Este apéndice se aplica cuando los manuales de mantenimiento de la aeronave no han desarrollado esta prueba.

Cada persona que realice pruebas e inspecciones del sistema altimétrico requeridas por el reglamento DINAC R 91 debe cumplir con lo siguiente:

- (a) Sistema de presión estática:
 - (1) Asegurar que la línea esté libre de humedad interna y obstrucciones.
 - (2) Determinar que la pérdida está dentro de las tolerancias establecidas en el DINAC R 23 o DINAC R 25, conforme aplique.
 - (3) Determinar que el calefactor de toma estática (si se instaló) esté funcionando.
 - (4) Asegurarse de que no existen modificaciones o deformaciones de la superficie de la aeronave que puede afectar la relación entre la presión del aire en el sistema de presión estática, y el valor verdadero de la presión estática del medio ambiente en cualquier condición de vuelo.
 - (b) Altímetro:
 - (1) Debe ser probado por una Organización de mantenimiento aprobada y calificada de acuerdo con los siguientes subpárrafos. A no ser que se especifique de otro modo, cada prueba de funcionamiento debe ser realizada con el instrumento sometido a vibración. Cuando las pruebas son realizadas en condiciones de temperatura ambiente sustancialmente diferente de 25 °C, deben ser incrementadas las tolerancias para la variación de las condiciones especificadas;
 - (i) Error de escala: con la escala de presión barométrica ajustada en 1013,2 hPa (29.92 pulgadas de Hg), el altímetro deberá ser sometido sucesivamente a las presiones correspondientes a la altitud especificada en la Tabla I hasta la altitud máxima que normalmente se espera de la operación de la aeronave donde el altímetro ha de ser instalado. La reducción de la presión debe ser llevada a cabo a una velocidad que no exceda los 20,000 pies por minuto, hasta aproximadamente los 2,000 pies del punto de prueba. El punto de prueba deberá aproximarse hasta un régimen compatible con el equipo de prueba. El altímetro debe ser mantenido a la presión correspondiente en cada punto de prueba al menos por 1 minuto y no más de 10 minutos, antes de tomar la lectura. El error en todos los puntos de prueba no deberá exceder las tolerancias especificadas en Tabla I.
 - (ii) Histéresis: La prueba de histéresis debe comenzar no más de 15 minutos después de la exposición inicial del altímetro a la presión correspondiente al límite superior de la prueba de error de escala descrita en el subpárrafo (i); mientras el altímetro está a esta presión, la prueba de histéresis debe comenzar. La presión debe ser incrementada a una razón entre 5,000 y 20,000 pies por minuto aproximadamente, hasta alcanzar los 3,000 pies del primer punto de prueba (50% de la altitud máxima). Luego, la aproximación al punto de prueba debe ser hecha manteniendo una razón aproximada de 3,000 pies por minuto. El altímetro, debe ser mantenido a esta presión por lo menos durante 5 minutos, pero no más de 15 minutos antes de que se tome la lectura. Después de haber sido tomada la lectura, la presión deber ser incrementada aún más, en la misma forma anterior, hasta que se alcance la presión correspondiente al segundo punto de prueba (40 % de la altitud máxima).
- El altímetro debe ser mantenido a esta presión al menos por 1 minuto, pero no más de 10 minutos antes que la lectura sea tomada. Después que la lectura

- sea tomada, la presión debe continuar incrementándose en la misma forma anterior, hasta que se alcance la presión atmosférica. La lectura del altímetro en cualquiera de los dos puntos de prueba no debe diferir mucho más de la tolerancia especificada en la Tabla II de la lectura del altímetro para la correspondiente altitud registrada durante la prueba de error de escala prescrita en el párrafo (b)(i).
- (iii) Efecto posterior: No más de 5 minutos después de la finalización de la prueba de histéresis descrita en (b) (ii), la lectura del altímetro (corregido por cualquier cambio de presión atmosférica) no debe diferir de la lectura de la presión atmosférica original en valores mayores a los de tolerancia especificados en Tabla II, durante el intervalo de 1 minuto.
 - (iv) Fricción: El altímetro debe ser sometido a un régimen continuo de disminución de la presión de aproximadamente 750 pies por minuto. A cada altitud listada en la Tabla III, el cambio en la lectura de la aguja indicadora, después de la vibración, no deberá exceder a la correspondiente tolerancia indicada en la Tabla III.
 - (v) Pérdida (Fuga) de la caja: La pérdida (fuga) de la caja del altímetro, cuando la presión dentro de él corresponda a una altitud de 18,000 pies, no debe cambiar la lectura del altímetro en un valor mucho mayor que la tolerancia indicada en la Tabla II durante un intervalo de 1 minuto.
 - (vi) Error de escala barométrica: A presión atmosférica constante, la escala barométrica debe ser ajustada a cada una de las presiones (dentro del rango de ajuste) que estén listadas en la Tabla IV y debe causar que la aguja indique la diferencia de presión equivalente indicada en la Tabla IV, con una tolerancia de 25 pies.
- (2) Los altímetros que son parte de un sistema de computación de datos aerodinámicos, o que tienen incorporado internamente un sistema de corrección de datos aerodinámicos, deben ser probados de manera y de acuerdo con las especificaciones desarrolladas por el fabricante, si éstas son aceptadas por la DINAC.
- (c) Equipo automático de información, de presión, de altitud y el sistema integrado de prueba del ATC Transponder: La prueba debe ser llevada a cabo por una persona calificada bajo las condiciones especificadas en el párrafo (a). La medición del sistema automático de presión altitud a la salida del ATC Transponder, cuando es interrogado en Modo C, debe ser realizada sobre un número suficiente de puntos de prueba, para asegurarse que el equipo de registro de altitud, el altímetro y el transponder cumplen con las funciones deseadas al ser instalados en la aeronave. La diferencia entre la información de salida automática y la indicada en el altímetro no debe exceder de +/- 38.1 m. (125 pies).
 - (d) Registros: Se debe cumplir con lo convenido en la sección DINAC R 43.305 en su contenido, forma y disposición de los registros. La persona que realice las pruebas del altímetro deberá registrar en él la fecha y la máxima altitud a la que ha sido probado y las personas que realicen la certificación de conformidad de mantenimiento anotarán esa información en el historial del avión o en otro registro permanente.

TABLA I

Altitud (Pies)	Presión equivalente (Pulgadas de Hg)	Tolerancia + (Pies)
-1000	31.018	20
0	29.921	20
500	29.385	20
1000	28.856	20
1500	28.335	25
2000	27.821	30
3000	26.817	30
4000	25.842	35
6000	23.978	40
8000	22.225	60
10000	20.577	80
12000	19.029	90
14000	17.577	100
16000	16.216	110
18000	14.942	120
20000	13.750	130
22000	12.636	140
25000	11.104	155
30000	8.885	180
35000	7.041	205
40000	5.538	230
45000	4.355	255
50000	3.425	280

TABLA II – TOLERANCIA DE PRUEBA (PIES)

Prueba	Tolerancia (pies)
Prueba de pérdida (Fuga) de la caja	+/- 100
Prueba de Histéresis:	
Primer Punto de prueba (50 % de altitud máxima)	75
Segundo Punto de Prueba (40 % de altitud máxima)	75
Prueba de Efectos de Posteriores	30

TABLA III – FRICCIÓN

Altitud (pies)	Tolerancia (pies)
1000	+70
2000	70
3000	70
5000	70
10000	80
15000	90
20000	100
25000	120
30000	140
35000	160
40000	180
50000	250

TABLA IV – DIFERENCIA PRESIÓN – ALTITUD

Presión (pulgadas de hg)	Diferencia de altitud (pies)
28,10	- 1.727
28,50	- 1.340
29,00	- 863
29,50	- 392
29,92	0
30,50	+ 531
30,90	+ 893
30,99	+ 974

***** / *****

APÉNDICE 4

Inspecciones y pruebas del ATC – Transponder

Nota. - Este apéndice se aplica cuando los manuales de mantenimiento de la aeronave no han desarrollado esta prueba.

Las pruebas del ATC transponder requeridas en el DINAC R 91, pueden ser realizados utilizando un banco de pruebas o un equipo portátil de prueba (Ramp Tester), y deben cumplir con los requerimientos establecidos en los párrafos a) a la j) de este Apéndice. Si se utiliza un equipo portátil de prueba, con un acoplamiento adecuado al sistema de la antena de la aeronave, entonces se debe operar el equipo de prueba para los ATCRBS transponders, a un régimen nominal de 235 interrogaciones por segundo, para evitar una posible interferencia con el ATCRBS (Air Traffic Control Radar Beacon System – Sistema de Vigilancia Radar del Control de Tránsito Aéreo). Se debe operar el equipo de prueba a un régimen nominal de 50 interrogaciones “Mode S” por segundo para el modo “S”. Cuando se usa un equipo portátil de prueba, se permite una pérdida adicional de 3 dB para compensar los errores del acoplamiento de la antena durante la medición de la sensibilidad del receptor realizada de acuerdo con el párrafo c) 1).

(a) Radio frecuencia de Respuesta

- (1) Para todas las clases de ATCRBS transponders, interrogar al transponder y verificar que la frecuencia de respuesta es de 1090 ± 3 Mega Hertz (MHz)
- (2) Para transponders modo “S”, clases 1B, 2B y 3B, interrogar al transponder y verificar que la frecuencia de respuesta es de 1090 ± 3 MHz.
- (3) Para transponders modo “S”, clases 1B, 2B y 3B que incorporan la frecuencia de respuesta opcional de 1090 ± 1 MHz, interrogar al transponder y verificar que la frecuencia de respuesta es correcta.
- (4) Para transponder modo “S”, clases 1A, 2A, 3A y 4, interrogar al transponder y verificar que la frecuencia de respuesta es de 1090 ± 1 MHz.

(b) Supresión

Cuando los transponders ATCRBS, clases 1B y 2B, o transponders modo “S”, clases 1B, 2B y 3B, son interrogados en modo 3/A a un régimen de interrogación entre 230 y 1000 interrogaciones por segundo, o cuando los transponders ATCRBS, clases 1A y 2A, o transponders modo “S”, clases 1B, 2A, 3A y 4 son interrogados a una razón entre 230 y 1200 interrogaciones por segundo en el modo 3/A:

- (1) Verificar que el transponder no responda a más del 1% de las interrogaciones del ATCRBS, cuando la amplitud del pulso P_2 es igual a la del pulso P_1 .
- (2) Verificar que el transponder responda a por lo menos el 90% de las interrogaciones del ATCRBS, cuando la amplitud del pulso P_2 es 9 dB menor que el pulso P_1 . Si la prueba es llevada a cabo con una señal irradiada de prueba, la razón de interrogación, deberá ser de 235 ± 5 interrogaciones por segundo a menos que una razón mayor haya sido aprobada para el equipo de prueba usado en esa ubicación.

(c) Sensibilidad del receptor:

- (1) Verificar que para cualquier clase de transponder ATCRBS, el nivel mínimo de accionamiento (MTL - Minimum Triggering Level) del sistema, es de -73 ± 4 dBm, o que para cualquier clase de transponder modo “S”, las interrogaciones de receptor MTL en formato modo “S” (Tipo P_6) sea -74 ± 3 dBm cuando se usa el equipo de prueba en su totalidad, ya sea:
 - (i) Conectando al extremo final de la línea de transmisión de la antena.
 - (ii) Conectando al terminal de la antena del transponder, con una corrección para las pérdidas en la línea de transmisión, o
 - (iii) Utilizando una señal irradiada.

- (2) Verificar que la diferencia de la sensibilidad del receptor en modo 3A y modo C, no exceda un dB para cualquier clase de transponder ATCRBS o cualquier clase de transponder modo "S".
- (d) Punto máximo de la potencia de salida de Radiofrecuencia (RF Peak Output Power)
- (1) Verificar que la potencia de salida de RF del transponder esté dentro de las especificaciones para la clase de transponder. Usar las mismas condiciones, como se describió antes en los párrafos c) (1)(i), (ii) y (iii).
- (i) Para transponders ATCRBS, clase 1A y 2A, verificar que el punto máximo de potencia de salida RF mínimo, sea por lo menos 21.0 dBw (125 watts.)
- (ii) Para transponders ATCRBS, clase 1B y 2B, verificar que el punto máximo de potencia de salida RF mínimo, sea por lo menos 18,5dBw (70 watts.)
- (iii) Para transponders modo "S", clase 1A, 2A, 3A Y 4 y aquéllas clases 1B, 2B y 3B que incluyen un elevado punto máximo opcional de potencia de salida de RF, verificar que el punto máximo de potencia de salida RF mínimo sea por lo menos de 21.0 dBw (125 watts.)
- (iv) Para transponders modo "S" clase 1B, 2B y 3B, verificar que el punto máximo de potencia de salida RF mínimo sea por lo menos de 18,5 dBw (70 watts.)
- (v) Para cualquier clase de transponders ATCRBS o modo "S", verificar que el punto máximo de potencia de salida RF no exceda de 27.0 dBw (500 watts.)
- NOTA:** Las pruebas desde e) hasta f) se aplican solamente a los transponders modo "S".
- (e) Aislamiento del Canal de Transmisión Múltiple modo "S" (Mode S Diversity Transmission Channel Isolation):
- Para cualquier clase de transponder modo "S" que incorpora una operación múltiple, verificar que el punto máximo de potencia de salida de RF que se transmite desde la antena seleccionada, exceda la potencia transmitida desde la antena no seleccionada como mínimo en 20 dB.
- (f) Dirección del modo "S"
- Interrogar al transponder modo "S" y verificar que responde solamente a su dirección asignada por el país de matrícula. Usar la dirección correcta y por lo menos dos direcciones incorrectas. Las interrogaciones deben ser hechas a una razón nominal de 50 interrogaciones por segundo.
- (g) Formatos del modo "S"
- Interrogar al transponder modo "S" con formatos "uplink" (UF), para los cuales esté equipado y verificar que las respuestas se realicen en el formato correcto. Usar los formatos de vigilancia UF = 4 y 5. Verificar que los reportes de altitud en las respuestas para UF = 4 sean los mismos que los reportados en las respuestas válidas del ATCRBS modo C. Verificar que la identidad reportada en las respuestas para UF = 5 sean las mismas que las reportadas en la respuesta válida del ATCRBS modo 3A. Si el transponder está así equipado, usar los formatos de comunicación UF = 20, 21 y 24.
- (h) Interrogaciones "ALL-CALL" modo "S"
- Interrogar al transponder modo "S", con el formato "Mode S-only allcall" UF = 11, y con el formato "ATCRBS/Mode S allcall" (pulso P₄ de 1,6 microsegundos), y verificar que la dirección correcta y la capacidad, sean reportadas en las respuestas (formato downlink DF = 11.)
- (i) Interrogación "ATCRBS-only AllCall"
- Interrogar al transponder modo "S" con la interrogación "ATCRBS-only allcall" (pulso P₄ de 0,8 microsegundos), y verificar que no se genera respuesta.
- (j) Transmisión no solicitada del transponder (Squitter)

Verificar que el transponder modo "S", genera un correcto "squitter" de aproximadamente una vez por segundo.

(k) Registros

Cumplir con las previsiones del DINAC R 43.305.

***** / *****

PAGINA DEJADA INTENCIONALMENTE EN BLANCO

APÉNDICE 5

REGISTRO DE INSPECCIONES

FORM DINAC R 002



- (a) Toda OMA que realice, Inspecciones en una aeronave, deberá completar:
 - (1) Formulario DINAC R 002 por triplicado.
 - (i) Entregar a la DINAC el Original del Formulario DINAC R 002 para la vuelta al Servicio de la Aeronave;
 - (ii) Una copia Adjuntar al Certificado de Aeronavegabilidad;
 - (iii) Una copia para los archivos de la OMA.
- (b) Debe estar a disposición los siguientes documentos:
 - (1) Listado de componentes con vida limite;
 - (2) Listado de Directivas de Aeronavegabilidad (ADs);
 - (3) Listado de modificaciones y reparaciones mayores;
 - (4) Estatus actual del programa de mantenimiento cumplido.



Dirección Nacional de Aeronáutica Civil
Subdirección de Normas de Vuelo
Gerencia de Aeronavegabilidad

Inspección, Reparación, Alteración y Reconstrucción

FORMULARIO
DINAC R 002
SDNV

(Célula, Planta de Poder, Hélice o Dispositivo)

INSTRUCCIONES: Las anotaciones deben ser en letra de imprenta o escritas a máquina, ver el DINAC R 43, Sección 43.405, Apéndice 5 y DINAC R 145, Apéndice 5, CA 43-009.

1. AERONAVE	Fabricante:	Modelo:	Categoría:
	N° Serie:	Matrícula:	Certificado Tipo N°:

2. PROPIETARIO	Nombre (Según lo indicado en el Certificado de Matrícula)	Dirección (Según lo indicado en el Certificado de Matrícula)
-----------------------	---	--

3. IDENTIFICACION DE LA UNIDAD				4. TIPO			
UNIDAD	FABRICANTE	MODELO	N° SERIE	INSP.	REPAR.	ALTER.	REC.
ESTRUCTURA/ Célula							
PLANTA DE PODER #1							
PLANTA DE PODER #2							
HELICE # 1/ ROTOR PRINCIPAL							
HELICE #2/ ROTOR DE COLA							
DISPOSITIVO	Tipo:						
	Fabricante						

5. ACTIVIDAD									
	Célula	Motor				Hélice/Palas			
		1	2	3	4	1	2	3	4
Hs. T.T									
Cs. T.									
Hs. DUR									
Cs.									
De 1000 Hs.(Célula)									
Años Dura. U HSI									
Habil. Hasta:									

6. DECLARACION DE CONFORMIDAD		
A. Nombre y Dirección de OMA	B. Tipo de Taller	C. Certificado N°
	OMA	
	Fabricante	

D. Declaro bajo juramento de Ley, en conocimiento del Art. 243 del código Penal que, las manifestaciones aquí vertidas son verdaderas, exactas y fiel reflejo de los trabajos efectuados en concordancia con los requerimientos aplicables establecidos en el Reglamento DINAC R. 43 y DINAC R. 91



Dirección Nacional de Aeronáutica Civil
Subdirección de Normas de Vuelo
Gerencia de Aeronavegabilidad

El Peso y Balanceo o los cambios en las limitaciones de operación serán anotados en el Registro correspondiente de la Aeronave. Una alteración debe ser compatible con todas las alteraciones previas para asegurar la continuidad de la conformidad con los requerimientos de aeronavegabilidad correspondientes.

7. PARA USO DEL INSPECTOR DE LA DINAC

OBSERVACIONES

DEPARTAMENTO INTERVINIENTE

FECHA

FIRMA DEL INSPECTOR

En caso que intervenga la Dirección Nacional de Aeronáutica Civil en el ítem 7, NO CERTIFICA la exactitud de las manifestaciones vertidas por la Persona Autorizada en cuanto a los trabajos efectivamente realizados con anterioridad a su presente retorno a servicio

8. DESCRIPCIÓN DE LOS TRABAJOS REALIZADOS

(Si se requiere más espacio, adjuntar hojas adicionales, identificar la matrícula del Avión / N° de Parte / N° de Serie del Producto y a la fecha de terminación del trabajo)

9. APROBACIÓN DEL RETORNO AL SERVICIO

Certifico que la Inspección/Reparación/Alteración y/o Reconstrucción realizada al producto identificado en el ítem 4 del presente formulario, ha sido realizada de acuerdo con las instrucciones del fabricante y los requisitos de la DINAC y que la información aquí descrita es verdadera y correcta, y está aprobada para el retorno al servicio

POR	OMA	FABRICANTE	OPERADOR DE TRANSPORTE
FECHA DE APROBACIÓN	CERTIFICADO N°		FIRMA Y SELLO DE PERSONA AUTORIZADA

SE ADJUNTAN.....HOJAS ANEXADAS

PAGINA DEJADA INTENCIONALMENTE EN BLANCO

