Europäisches Patentamt **European Patent Office** Office européen des brevets



EP 0 773 347 A1 (11)

(12)

EUROPÄISCHE PATENTANMELDUNG

(43) Veröffentlichungstag: 14.05.1997 Patentblatt 1997/20 (51) Int. Cl.⁶: **F01D 11/02**, F01D 11/08, F01D 5/22

(21) Anmeldenummer: 96116641.0

(22) Anmeldetag: 17.10.1996

(84) Benannte Vertragsstaaten: AT ES FR GB IT

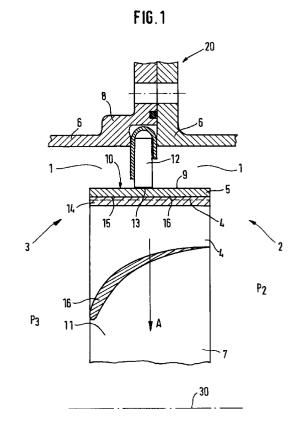
(30) Priorität: 11.11.1995 DE 19542083

(71) Anmelder: MTU MOTOREN- UND TURBINEN-UNION **MÜNCHEN GMBH** D-80976 München (DE)

(72) Erfinder: Rossmann, Axel 85757 Karlsfeld (DE)

(54)Lamellendichtung für Turbotriebwerke im Bereich der Rotorschaufelspitzen

(57)Die Erfindung betrifft eine Dichtung für Turbotriebwerke im Bereich der Rotorschaufelspitzen mit einem Deckbandring (5) auf den Schaufelspitzen und gegenüberliegenden, feststehenden Mantelringsegmenten im Gehäuse zur Abdichtung eines Spaltes zwischen Rotor und Stator. Der Deckbandring weist radial nach außen eine glatte Deckbandringoberfläche (9) auf und ist nicht mit den Schaufeln integral verbunden. Aus den feststehenden Mantelringsegmenten des Gehäuses ragen radial nach innen elastische Bauelemente (12) heraus, dier Anstreifflächen ausbilden. Die Unrundheittoleranz und die Rauhigkeit der radial äußeren Deckbandringoberfläche, die Elastizität der Bauelemente und die Größe der Anstreiffläche jedes Bauelementes sind derart aufeinander abgestimmt, daß ab einer kritischen Relativgeschwindigkeit zwischen radial äußerer Deckbandringoberfläche und Anstreiffläche ein aerodymamisches Aufgleiten der Anstreifflächen auf der glatten Oberfläche des Deckbandringes erfolgt.



EP 0 773 347 A1

Beschreibung

Die Erfindung betrifft eine Dichtung für Turbotriebwerke im Bereich der Rotorschaufelspitzen mit einem Deckbandring auf den Schaufelspitzen und gegenüber- 5 liegenden, feststehenden Mantelringsegmenten im Gehäuse zur Abdichtung eines Spaltes zwischen Rotor und Stator.

Eine derartige Dichtung ist aus DE 38 42 710 bekannt. Zur Abdichtung ragen radial nach außen aus dem Deckbandring scheibenförmige Dichtspitzen, die integral mit dem Deckbandring verbunden sind, heraus, die sich in die gegenüberliegenden, feststehenden Mantelringsegmente im Gehäuse einschleifen und damit die Spaltdichtung optimieren. Derartige Dichtspitzen, wie sie auch aus DE-43 24 755 bekannt sind, schleifen sich beim Anstreifvorgang nicht nur ein, sondern werden dabei mit selbstverstärkender Tendenz und unter Schwächung des mechanisch extrem belasteten Ringmaterials aufgeheizt. Zusätzlich besteht der prinzipielle Nachteil daß beim Anstreifvorgang ein irreversibler Ausrieb der Mantelsegmente im Gehäuse erfolgt, was gleichzeitig zu einer Spaltvergrößerung führt.

Dichtungen, die Schaufeln mit integralen Deckbandsegmenten aufweisen, haben den Nachteil daß im Betrieb eine hohe Unrundheit des Deckbandringes und damit der Dichtspitzen auf dem Deckband auftritt, da die zwangsläufig unter Fliehkraft und Gaslasten stehenden Schaufeln eine periodische Unrundheit des Deckbandes verursachen, so daß Auswölbungen, Stufen und Spalte auf der Lauffläche gegenüber den Mantelsegmenten entstehen, die zu unakzeptablem Verschleiß und zu Leckagen führen.

Bei niedrigen Relativgeschwindigkeiten zwischen Rotor und Stator, wie sie in der Nähe der Wellenlager eines Turbotriebwerks auftreten, haben sich als Spaltdichtungen Bürstendichtungen bewährt. Bei den hohen Relativgeschwindigkeiten die zwischen einem Deckbandring und den feststehenden Mantelringsegmenten des Gehäuses auftreten, versagen jedoch herkömmliche Bürstendichtungen wegen der hohen Reibungswärme, die die Bürstenhaare verglühen läßt.

Aufgabe der Erfindung ist es, eine Dichtung anzugeben, die die Nachteile im Stand der Technik überwindet und insbesondere eine Verbesserung des Wirkungsgrades von Turbinentriebwerken erzielt, indem der Spalt zwischen Rotor und Stator vermindert wird.

Gelöst wird diese Aufgabe dadurch, daß der Deckbandring radial nach außen eine glatte Deckbandringoberfläche aufweist und von den Schaufeln radial verschieblich gehalten wird und aus den feststehenden Mantelringsegmenten des Gehäuses radial nach innen elastische Lamellenpakete herausragen und Anstreifflächen ausbilden, wobei die Unrundheittoleranz und die Rauhigkeit der radial äußeren Deckbandringoberfläche, die Elastizität der Bauelemente und die Größe der Anstreiffläche jedes Bauelements derart aufeinander abgestimmt sind, daß ab einer kritischen Relativge-

schwindigkeit zwischen radial äußerer Deckbandringoberfläche und Anstreiffläche ein aerodynamisches Aufgleiten der Anstreifflächen auf der äußeren Oberfläche des Deckbandringes erfolgt.

Damit wird vorteilhaft der Spalt zwischen Rotor und Stator auf einen vernachlässigbar dünnen Gasfilm zwischen den aufgleitenden Anstreifflächen und der Ringoberfläche reduziert. Dieser Gasfilm verhindert eine unmittelbare Berührung und Reibung zwischen den elastischen Lamellen und dem Deckbandring, so daß die Aufheizung der Lamellen und des Deckbandringes vernachlässigbar wird. Die radiale Verschieblichkeit der Schaufelspitzen in dem Deckbandring ist auf den Ausgleich der Wärmedehnungsunterschiede zwischen dem Rotor und seinen Schaufeln und dem Deckbandring begrenzt. Die Gefahr des Verglühens bei den hohen Relativgeschwindigkeiten zwischen Schaufelspitze bzw. Deckbandring und gehäuseseitigen Mantelringsegmenten, wie sie beim Übertragen herkömmlicher Dichtungsanordnungen mit Bürstenringsegmenten, wie sie beim Übertragen herkömmlicher Dichtungsanordnungen mit Bürstendichtungen auf hohe Umfangsgeschwindigkeiten besteht, ist mit der erfindungsgemäßen Lösung überwunden. Ein weiterer Vorteil der erfindungsgemäßen Dichtung ist die Dämpfungswirkung auf den Rotor. Insbesondere bei Rotoren aus Rotorscheibe mit integral verbundenen Schaufeln, die im Stand der Technik als BLISK bezeichnet werden, ist das Problem der Schwingungsdämpfung mit dem erfindungsgemäßen Dichtungssystem lösbar, indem die Masse des Deckbandringes und die Elastizität der Lamellen, sowie ihre Verformungsarbeit und ihre Reibarbeit untereinander auf das Schwingungsverhalten des Rotors abgestimmt werden. Die Schwingungen bei herkömmlichen aus Rotorscheibe und Schaufeln mit Schaufelfuß zusammengesetzten Laufrädern werden weitestgehend durch Reibkräfte zwischen Schaufelfuß und Rotorscheibe gedämpft.

Der Deckbandring ist vorzugsweise ein geschlossener selbstragender Ring aus faserverstärkten Materialien. Ein derartiger Ring ist in sich formstabil und nicht an das Ausdehnungsverhalten der Schaufeln gebunden, wie es bei den bekannten Deckbandringen der Fall ist. Damit stellt sich unter Betriebsbedingungen des Turbotriebwerks vorteilhaft eine äußerst geringe Unrundheittoleranz ein, die ein frühes Aufgleiten der Anstreifflächen auf der radial äußeren Deckbandringoberfläche des glatten Deckbandringes unterstützt, so daß die kritische Drehzahl, bei der das Aufgleiten einsetzt, erreicht wird, bevor die elastischen Bauteile durch übermäßiges Aufheizen mittels Reibungswärme beschädigt werden. Die Faserverstärkung des Deckbandringes hat den Vorteil, daß sich bei den unter Betriebsbedingungen auftretenden tangentialen Zugbelastungen der Deckbandring nicht, wie herkömmliche gefügte metallische Deckbandsegmente oder Deckbandringe, unzulässig aufweitet, da mit der Faserverstärkung sowohl der Elastizitätsmodul, bezogen auf das Gewicht, als auch die Bruchfestigkeit bezogen auf das 5

25

35

Gewicht verbessert werden. Darüberhinaus ist ein Kunststoff als Matrixwerkstoff aufgrund der hohen Betriebstemperatur ungeeignet, so daß nur faserverstärkte Metall- oder Keramikringe den erfindungsgemäßen Anforderungen gerecht werden.

3

Vorzugsweise wird als Matrixmetall für den faserverstärkten glatten und extrem runden Deckbandring der vorliegenden Erfindung eine Titanbasis- oder Aluminiumbasislegierung eingesetzt. Während ein Deckbandring aus einer Titanbasislegierung Faserverstärkung aufgrund der Titanfeuergefahr nicht einsetzbar ist, hat der faserverstärkte Deckbandring mit einer Titanbasislegierung den Vorteil, daß faserverstärktes Titan nicht titanfeuergefährdet ist. Die Einsatztemperaturen für Deckbandringe aus faserverstärkten Titanbasislegierungen reichen bis 550 °C. Faserverstärkte Deckbandringe mit Aluminiumbasislegierungen als Matrixmetall können bis 400 °C eingesetzt werden und wirken sogar titanfeuerhemmend. Die Deckbandringe aus faserverstärkter Aluminiumbasislegierung haben gegenüber Deckbandringen aus faserverstärkter Titanbasislegierung den Vorteil eines verbesserten Elastizitätsmoduls bezogen auf das Gewicht und verbesserter Festigkeitskenndaten bezogen auf das Gewicht.

Der Bezug auf das Gewicht ist von entscheidender Bedeutung, da das Gewicht ein Maß für die Masse ist, die die Fliehkräfte bei hoher Rotationsgeschwindigkeit bestimmt und damit die wirksame tangentiale Zugspannung im Deckbandring festlegt.

Für Betriebstemperaturen bis zu 750°C werden vorzugsweise faserverstärkte Deckbandringe mit intermetallischen Verbindungen als Matrixmetall eingesetzt. Derartige Betriebstemperaturen treten im wesentlichen in Verdichterstufen eines Turbotriebwerks auf. Bei Anwendungsfällen, die über den obigen Temperaturbereichen liegen, wie z. B. Turbinenstufen eines Turbotriebwerks, sind als Materialien für den Deckbandring faserverstärkte Keramiken zu verwenden.

Um eine verbesserte und minimale Unrundheittoleranz des Deckbandringes zu erreichen, weist das Deckbandring SiC-, B- oder C-Fasern auf. Diese erhöhen die Festigkeit des metallischen Deckbandringes und ermöglichen eine selbsttragende und formstabile Struktur des Deckbandringes unter allen Betriebsbedingungen, so daß ein Aufgleiten der elastischen Lamellen mit ihren Anstreifflächen begünstigt wird.

Insbesondere besteht der Deckbandring aus einem geschlossenen mit eingebetteten gewickelten Fasern hergestellten Ring einer Titanlegierung. Dazu kann die Faserwicklung kreuzweise und/oder parallel ausgeführt sein. Dieser Ring wird auf seiner radial äußeren Deckbandringoberfläche derart poliert, daß sich ein äußerst dünner Gasfilm zwischen den Anstreifflächen der elastischen Lamellen und der radial äußeren Deckbandringoberfläche störungsfrei ausbilden kann.

Zur Vergrößerung der Anstreiffläche und zur Erhöhung der Elastizität der Lamellenpakete werden diese radial nach innen in einem Nachlaufwinkel zur Rotationsrichtung zwischen 0 und 60 Grad zur Radialen

angeordnet. Das hat den Vorteil, daß ein frühes Aufgleiten begünstigt wird. Dabei hat die 0-Grad Stellung den Vorteil, daß sie gegenüber Drehrichtungsänderungen unempfindlich ist und folglich die Gefahr von Beschädigungen bei Wartungs- und Instandsetzungsarbeiten minimiert ist. Ein Nachlaufwinkel größer 0-Grad hat den Vorteil der Vergrößerung der aerodynamisch wirksamen Aufgleitfläche, so daß sich ein Gleitfilm bei niedrigerer Umdrehungsgeschwindigkeit einstellt, so daß ein Abheben der elastischen Lamellen der erfindungsgemäßen Dichtung beim Hochlaufen eines Turbotriebwerks früher einsetzt. Die Gefahr einer Beschädigung der glatten und runden Deckbandringoberfläche wird jedoch bei unbeabsichtigter Drehung in Gegenrichtung größer, da die Wahrscheinlichkeit einer Verspreizung oder Blockade durch die elastischen Elemenete beim Drehen in Gegenrichtung mit zunehmendem Nachlaufwinkel wächst.

Bei einer weiteren bevorzugten Ausführungsform der Erfindung sind mehrere Mantelringsegmente mit elastischen Lamellenpaketen axial hintereinander auf der Breite eines Deckbandringes angeordnet. Dadurch können vorteilhaft höhere Druckdifferenzen zwischen den abzudichtenden Räumen bei gleichzeitig geringerer Leckage abgedichtet werden.

Die Erfindung wird anhand der Zeichnung erläutert.

Fig.1 zeigt eine Prinzipskizze der erfindungsgemäßen Dichtung 10, die einen Spalt 1 zwischen zwei Räumen 2 und 3 unterschiedlichen Druckes in einer Verdichterstufe eines Turbotriebwerks abdichtet, wobei der Druck P2 im Raum 2 höher ist als der Druck P₃ in Raum 3. Die Dichtung 10 ist im Bereich der Rotorschaufelspitzen 4 mit einem Deckbandring 5 auf den Schaufelspitzen 4 und gegenüberliegenden feststehenden Mantelringsegmenten 6 im Gehäuse 20 zur Abdichtung eines Spaltes 1 zwischen Rotor 7 und Stator 8 angeordnet. Der Rotor 7 rotiert im Betrieb um eine Achse 30 in Pfeilrichtung A.. Der Deckbandring 5 weist radial nach außen eine glatte radial äußere Deckbandringoberfläche 9 auf und ist nicht mit den Schaufeln 11 integral verbunden sonder wird radial veschieblich gegneüber den Schaufeln im Bereich der Schaufelspitzen 4 gehalten. Aus den feststehenden Mantelringsegmenten 6 des Gehäuses 20 ragen radial nach innen elastische Lamellen 12 heraus. Diese lamellen 12 bilden Anstreifflächen 13 aus, wobei die Unrundheittoleranz und die Rauhigkeit der radial äußeren Deckbandringoberfläche 9, die Elastizität der Bauelemente 12 und die Größe der Anstreiffläche 13 jeder Lamelle derart aufeinander abgestimmt sind, daß ab einer kritischen Relativgeschwindigkeit zwischen radial äußerer Deckbandringoberfläche 9 und Anstreiffläche 13 ein aerodymamisches Aufgleiten der Anstreifflächen 13 auf der glatten Oberfläche 9 des Deckbandringes 5 erfolgt. Die selbsttragenden Eigenschaften des Deckbandringes werden einerseits durch eine 10

25

35

Faserverstärkung, die in den metallischen Deckbandring 5 eingebettet ist, und andererseits durch die gleitverschiebliche Lagerung der Schaufelspitzen 4 in Führungsblöcken14, die radial innerhalb des Deckbandringes 5 befestigt sind, gewährlei- 5 stet. Vorzugsweise sind die Führungsblöcke 14 mit der Innenoberfläche des Deckbandringes 15 verklebt, verlötet oder verschweißt. Ein minimaler Spalt 16 zwischen Schaufelspitze 4 und Innenoberfläche des Deckbandringes 5 verbleibt, um ein Wärmeausdehnungsverhalten unterschiedliches zwischen Schaufelblatt und Deckbandring zuzulassen, ohne den geschlossenen selbsttragenden Deckbandring 5 auszuwölben oder in anderer Weise durch die Schaufeln zu verformen, so daß die Unrundheit noch in den zulässigen Grenzen der Unrundheittoleranz für das Aufgleiten beim Betrieb des Turbotriebwerks verbleibt.

Alternativ zu Ausführungsformen mit Titanbasislegierungen oder intermetallischen Verbindungen kann bis zu einer Betriebstemperatur von 400 °C der Matrixwerkstoff des faserverstärkten Deckbandringes eine Aluminiumbasislegierung sein. Die faserverstärkte Aluminiumbasislegierung hat gegenüber der faserverstärkten Titanbasislegierung den Vorteil, eines noch günstigeren Elastizitätsmoduls bezogen auf das Gewicht, sowie anderer auf das Gewicht bezogener Festikeitskenndaten.

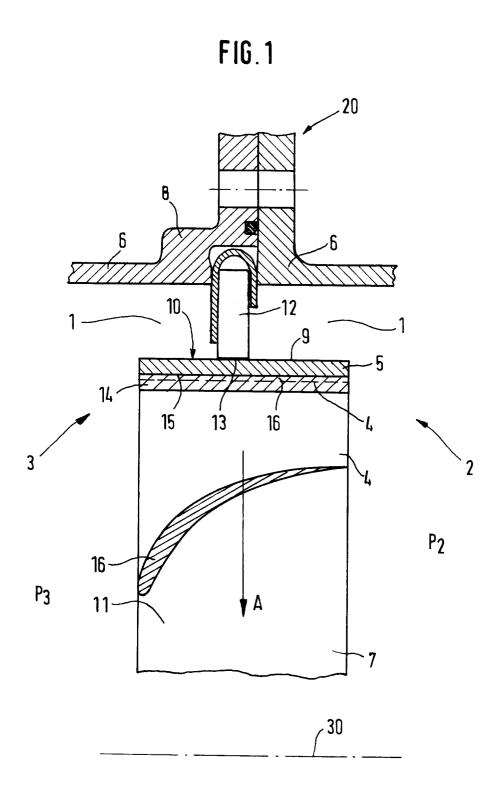
In einer anderen alternativen Ausführungsform der vorliegenden Erfindung, die als Dichtung in Turbinenstufen mit einer Betriebstemperaturen über 750 °C eingesetzt wird, ist das Matrixmaterial des faserverstärkten Deckbandringes eine Keramik, vorzugsweise aus faserverstärktem Siliziumnitrid, Siliziumkarbid, Aluminiumoxid oder Zirkoniumoxid.

Patentansprüche

1. Dichtung für Turbotriebwerke im Bereich der Rotorschaufelspitzen mit einem Deckbandring auf den Schaufelspitzen und gegenüberliegenden, feststehenden Mantelringsegmenten im Gehäuse zur Abdichtung eines Spaltes zwischen Rotor und Stator, dadurch gekennzeichnet, daß der Deckbandring (5) radial nach außen eine glatte Deckbandringoberfläche (9) aufweist und von den Schaufeln (11) radial verschieblich gehalten wird und aus den feststehenden Mantelringsegmenten des Gehäuses (20) radial nach innen elastische Lamellenpakete (12) herausragen und Anstreifflächen ausbilden, wobei die Unrundheittoleranz und die Rauigkeit der radial äußeren Deckbandringoberfläche (9), die Elastizität der Bauelemente (12) und die Größe der Anstreiffläche jedes Bauelements (12) derart aufeinander abgestimmt sind, daß ab einer kritischen Relativgeschwindigkeit zwischen radial äußerer Deckbandringoberfläche (9) und Anstreiffläche ein aerodynamisches Aufgleiten

der Anstreifflächen auf der äußeren Oberfläche des Deckbandringes (5) erfolgt.

- 2. Dichtung nach Anspruch 1, dadurch gekennzeichnet, daß der Deckbandring (5) ein geschlossener selbstragender Ring aus faserverstärkten Materialien ist.
- Dichtung nach Anspruch 2, dadurch gekennzeichnet, daß die Verstärkungsfasern des Deckbandringes (5) SiC-, B- oder C-Fasern sind.
- Dichtung nach einem der Ansprüche 2 oder 3, dadurch gekennzeichnet, daß das Grundmaterial eine Titanbasislegierung ist.
- Dichtung nach einem der Ansprüche 2 oder 3, dadurch gekennzeichnet, daß das Grundmaterial eine Aluminiumbasislegierung ist.
- Dichtung nach einem der Ansprüche2 oder 3, dadurch gekennzeichnet, daß das Grundmaterial eine intermetallische Verbindung ist.
- Dichtung nach einem der Ansprüche 2 oder 3, dadurch gekennzeichnet, daß das Grundmaterial Keramik, vorzugsweise aus Siliziumkarbid, Siliziumnitrid, Alumimiumoxid oder Zirkoniumoxid ist.
- Dichtung nach einem der Ansprüche 1 bis 7, dadurch gekennzeichnet, daß die elastischen Lamellenpakete (12) radial nach innen in einem Nachlaufwinkel zur Rotationsrichtung zwischen 0 und 60 Grad zur Radialen angeordnet sind.
- 9. Dichtung nach einem der Ansprüche 1 bis 8, dadurch gekennzeichnet, daß mehrere feststehende Mantelringsegmente mit elastischen Lamellenpaketen (12) axial hintereinander auf der Breite eines Deckbandringes (5) angeordnet sind.





EUROPÄISCHER RECHERCHENBERICHT

Nummer der Anmeldung EP 96 11 6641

Kategorie	EINSCHLÄGIGE DOKUMENTE Kennzeichnung des Dokuments mit Angabe, soweit erforderlich, der maßgeblichen Teile		Betrifft Anspruch	KLASSIFIKATION DER ANMELDUNG (Int.Cl.6)
Υ	FR 2 650 048 A (ALS 1991 * das ganze Dokumen * Seite 5, Zeile 31	1,2,8	F01D11/02 F01D11/08 F01D5/22	
Y Y Y Y	Jeffe 3, 20116 31	Zerrie 33	3,4,6 5 7 9	
D,Y	DE 38 42 710 C (MOT GMBH) 3.August 1989 * Zusammenfassung * * Spalte 4, Zeile 1	1,2,8		
Υ Υ Υ Υ	; Sparte 4, Zerre 1	1 - Zerre 16	3,4,6 5 7 9	
Υ	US 4 969 326 A (BLE 13.November 1990 * Spalte 2, Zeile 5 * Spalte 4, Zeile 3	SSING WILLIAM D ET AL) 2 - Zeile 58 * 6 - Zeile 43 *	3,4,6	RECHERCHIERTE SACHGEBIETE (Int.Cl.6)
Υ	PATENT ABSTRACTS OF vol. 014, no. 566 (1990 & JP 02 247340 A (HEAVY IND CO LTD), * Zusammenfassung *	5	F01D	
Υ	FR 2 095 458 A (MOT G.M.B.H.) 11.Februa * Ansprüche 1,2,12	7		
Υ	US 4 046 388 A (MEY 6.September 1977 * Spalte 2, Zeile 5 Abbildungen *		9	
		-/		
Der v		de für alle Patentansprüche erstellt		
	Recherchemort DEN HAAG	Abschlußdatum der Recherche 13. Februar 1997	Cr.	iado Jimenez, F
Y:vo an A:teo O:ni	KATEGORIE DER GENANNTEN I n besonderer Bedeutung allein betrach n besonderer Bedeutung in Verbindung deren Veröffentlichung derselben Kate chnologischer Hintergrund chtschriftliche Offenbarung wischenliteratur	DOKUMENTE T: der Erfindung z E: älteres Patentdo nach dem Anme g mit einer D: in der Anmeldu gorie L: aus andern Grün	ugrunde liegende kument, das jede Idedatum veröffe ng angeführtes D nden angeführtes	Theorien oder Grundsätze och erst am oder entlicht worden ist Ookument

EPO FORM 1503 03.82 (P04C03)



EUROPÄISCHER RECHERCHENBERICHT

Nummer der Anmeldung EP 96 11 6641

Kategorie	Kennzeichnung des Dokuments der maßgeblichen	orderlich,	Betrifft Anspruch	KLASSIFIKATION DER ANMELDUNG (Int.Cl.6)	
A	FR 2 551 130 A (GEN E * Zusammenfassung; Ab	LECTRIC) 1.Mä bildungen *	rz 1985	1,8	
A	US 5 042 823 A (MACKA 27.August 1991 	Y CHARLES G	ET AL)		
					RECHERCHIERTE
					SACHGEBIETE (Int.Cl.6)
Der v	orliegende Recherchenbericht wurde fi	ür alle Patentansprüch	e erstellt		
Recherchenort			Abschlußdatum der Recherche		Prufer
DEN HAAG KATEGORIE DER GENANNTEN DOKUMENT! X: von besonderer Bedeutung allein betrachtet Y: von besonderer Bedeutung in Verbindung mit einer anderen Veröffentlichung derselben Kategorie A: technologischer Hintergrund O: nichtschriftliche Offenbarung P: Zwischenliteratur		t einer D:	Ebruar 1997 Criado Jimenez, F T: der Erfindung zugrunde liegende Theorien oder Grundsätze E: älteres Patentdokument, das jedoch erst am oder nach dem Anmeldedatum veröffentlicht worden ist D: in der Anmeldung angeführtes Dokument L: aus andern Gründen angeführtes Dokument		
		*****	& : Mitglied der gleichen Patentfamilie, übereinstimmendes Dokument		