



### SCHWEIZERISCHE EIDGENOSSENSCHAFT

EIDGENÖSSISCHES INSTITUT FÜR GEISTIGES EIGENTUM

(11) **CH** 

705 838 A1

(51) Int. Cl.: **F01D F01D**  25/30 25/26 (2006.01) (2006.01)

# Patentanmeldung für die Schweiz und Liechtenstein

Schweizerisch-liechtensteinischer Patentschutzvertrag vom 22. Dezember 1978

# (12) PATENTANMELDUNG

(21) Anmeldenummer: 01922/11

(71) Anmelder:

ALSTOM Technology Ltd, Brown Boveri Strasse 7 5400 Baden (CH)

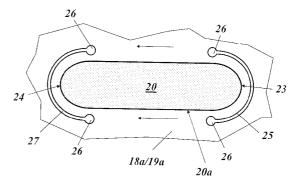
(22) Anmeldedatum: 05.12.2011

(72) Erfinder: Ernst Pauli, 8057 Zürich (CH) Mario Bombos, 47000 Karlovac (HR) Andreas Kieninger, 5415 Nussbaumen (CH) Joachim Krautzig, 8967 Widen (CH)

(43) Anmeldung veröffentlicht: 14.06.2013

# (54) Abgasgehäuse für eine Gasturbine sowie Gasturbine mit einem Abgasgehäuse.

(57) Die Erfindung betrifft ein Abgasgehäuse für eine Gasturbine, bei welchem Abgasgehäuse durch einen konzentrischen Innenmantel und einen den Innenmantel mit Abstand konzentrisch umgebenden Aussenmantel ein ringförmiger Gaskanal gebildet wird, durch welchen das Abgas aus der Gasturbine nach aussen tritt, wobei der Innenmantel und der Aussenmantel durch eine Mehrzahl von radialen, durch den Gaskanal hindurch verlaufenden Streben (20) miteinander verbunden sind, welche in Bezug auf das durch den Gaskanal strömende Abgas jeweils eine Vorderkante (23) und eine Hinterkante (24) aufweisen, und wobei die Streben (20), der Aussenmantel und der Innenmantel zum Gaskanal hin jeweils mit einer hitzebeständigen Auskleidung (18a bzw. 19a bzw. 20a) ausgestattet sind, dadurch gekennzeichnet, dass die Auskleidung (20a) der Streben (20) zur Reduzierung thermischer Spannungen am Umfang der Streben (20) zumindest teilweise von der Auskleidung (18a bzw. 19a) des Innenmantels und/oder Aussenmantels mechanisch entkoppelt



#### Beschreibung

#### **TECHNISCHES GEBIET**

[0001] Die vorliegende Erfindung bezieht sich auf das Gebiet der Technik von Gasturbinen. Sie betrifft ein Abgasgehäuse für eine Gasturbine gemäss dem Oberbegriff des Anspruchs 1. Sie betrifft weiterhin eine Gasturbine mit einem solchen Abgasgehäuse.

#### STAND DER TECHNIK

[0002] Die vorliegende Erfindung bezieht sich auf Gasturbinen, insbesondere stationäre Gasturbinen, wie sie in Fig. 1 in einer perspektivischen, teilweise geschnittenen Darstellung wiedergegeben sind. Fig. 1 zeigt eine Gasturbine 10 vom Typ GT26 der Anmelderin. Verbrennungsluft wird in dieser Gasturbine 10 von einem Verdichter 12 über einen Lufteinlass 11 angesaugt und verdichtet und zur Verbrennung eines Brennstoffs in eine erste Brennkammer 13eingespeist. Hinter der ersten Brennkammer 13 ist eine erste (Hochdruck-)Turbine 14 angeordnet, die von den heissen Gasen aus der ersten Brennkammer 13 angetrieben wird. Hinter der ersten Turbine 14 ist eine zweite Brennkammer 15 vorgesehen, in der mit dem in den heissen Gasen vorhandenen Restsauerstoff ein Brennstoff verbrannt wird. Die heissen Abgase aus der zweiten Brennkammer 15 treiben eine zweite (Niederdruck-)Turbine 16, bevor sie über ein Abgasgehäuse 17 nach aussen oder (in einem Kombikraftwerk) in einen nachfolgenden Abhitzedampferzeuger abgegeben werden.

[0003] Das Abgasgehäuse 17 umfasst einen (im Wesentlichen zylindrischen) Innenmantel 19, der konzentrisch und mit Abstand von einem Aussenmantel 18 umgeben ist. Zwischen beiden verläuft ein ringförmiger Gaskanal (21 in Fig. 2), durch den die heissen Abgase (22 in Fig. 2) aus der Gasturbine 10 abgeleitet werden. Zum Schutz vor den Abgasen sind der Aussenmantel 18 und der Innenmantel 19 jeweils mit einer Auskleidung 18a bzw. 19a versehen. Das Abgasgehäuse 17 umfasst weiterhin eine Tragkonstruktion, zu der in Umfangsrichtung verteilt angeordnete, radial zwischen Aussenmantel 18 und Innenmantel 19 verlaufende Streben 20 gehören, die ebenfalls mit einer Auskleidung (20a in Fig. 2) ausgestattet sind. Im Stand der Technik gehen die Auskleidungen 20a und 18a bzw. 19a lückenlos ineinander über und bilden so eine mehrfach zusammenhängende Auskleidung, welche die Streben 20 sowie die Mäntel 18 und 19 gegen die heissen Abgase schützt, wie dies in Fig. 2 exemplarisch für eine Strebe 20 dargestellt ist.

[0004] In der Vergangenheit hat sich gezeigt, dass bei einer derartigen Ausgestaltung der Auskleidungen beziehungsweise des Abgasgehäuses 17 bereits nach einer kurzen Betriebszeit Risse in den umlaufenden Auskleidungen 18a und 19a auftreten, und zwar besonders an den Übergängen von den radialen Streben 20 zu den umlaufenden Auskleidungen 18a und 19a.

[0005] In der Druckschrift US 3 403 889 ist ein Abgasgehäuse offenbart, bei dem die innere Begrenzung des Abgaskanals durch ein Innengehäuse gebildet wird, welches mit Öffnungen versehen ist, durch welche sich die radialen Streben gleitbar erstrecken. Das Innengehäuse ist bewegbar mit einem inneren Rahmenteil verbunden und kann sich frei ausdehnen und zusammenziehen, wenn die Temperatur der heissen Strömungsgase im Kanal wechselt. Diese bekannte Lösung beschränkt sich jedoch auf die (fehlende) Verbindung zwischen Streben und Innenmantel. Darüber hinaus ist hier von vornherein ein vollständig anderer konstruktiver Aufbau des Gehäuses erforderlich.

[0006] Die Druckschrift JP2010 025 006 schlägt vor, an den Übergängen zwischen den Streben und den Auskleidungen der Mäntel zum Auffangen von thermischen Spannungen zusätzliche ringförmige, verschweisste Verbindungselemente vorzusehen

[0007] In der Druckschrift US 2010/0 275 614 A1 wird vorgeschlagen, Streben mit den Auskleidungen der Mäntel umlaufend zu verschweissen und zusätzlich an den Vorder- und Hinterkanten der Streben in den Übergangsbereichen geschweisste Verstärkungsnähte aufzutragen, um dort auftretende thermische Spannungen besser auffangen zu können.

[0008] In beiden Fällen werden die thermischen Spannungen nicht abgebaut oder beseitigt, sondern durch zusätzlich angebrachte Verstärkungen aufgefangen, so dass die Belastungen an den kritischen Stellen weiterhin in vollem Umfang vorhanden sind.

### DARSTELLUNG DER ERFINDUNG

[0009] Es ist daher eine Aufgabe der Erfindung, ein Abgasgehäuse für eine Gasturbine zu schaffen, welches die Nachteile bekannter Konstruktionen vermeidet und sich durch einen gezielten Abbau der thermischen Spannungen auszeichnet, das einfach und ohne Änderung der Konstruktion zu verwirklichen ist und sich auch nachträglich bei vorhandenen Gehäusen einsetzen lässt.

[0010] Diese und andere Aufgaben werden durch die Gesamtheit der Merkmale des Anspruchs 1 gelöst.

[0011] Die vorliegende Erfindung geht davon aus, dass die Schäden am Abgasgehäuse mit einer zur Niedrigzyklusermüdung (Low Cycle Fatigue LCF) gehörenden Spannung beginnen, die zwischen den radialen Streben und den konzentrischen Auskleidungen sowohl an den Vorder- als auch an den Hinterkanten entsteht. Die Risse breiten sich dann über einen Langzeitermüdungs-Mechanismus (High Cycle Fatigue HCF) aus.

[0012] Die vorliegende Erfindung bezieht sich auf ein Abgasgehäuse für eine Gasturbine, bei welchem Abgasgehäuse durch einen konzentrischen Innenmantel und einen den Innenmantel mit Abstand konzentrisch umgebenden Aussenmantel ein ringförmiger Gaskanal gebildet wird, durch welchen das Abgas aus der Gasturbine nach aussen tritt, wobei der Innenmantel und der Aussenmantel durch eine Mehrzahl von radialen, durch den Gaskanal hindurch verlaufenden Streben miteinander verbunden sind, welche in Bezug auf das durch den Gaskanal strömende Abgas jeweils eine Vorderkante und eine Hinterkante aufweisen, und wobei die Streben, der Aussenmantel und der Innenmantel zum Gaskanal hin jeweils mit einer hitzebeständigen Auskleidung ausgestattet sind. Sie zeichnet sich dadurch aus, dass die Auskleidung der Streben zur Reduzierung thermischer Spannungen am Umfang der Streben zumindest teilweise von der Auskleidung des Innenmantels und/oder Aussenmantels mechanisch entkoppelt ist.

[0013] Gemäss einer Ausgestaltung der Erfindung sind zur mechanischen Entlastung Entlastungsschnitte vorgesehen sind.

[0014] Insbesondere verlaufen die Entlastungsschnitte am Übergang zwischen Streben und Aussenmantel bzw. Innenmantel und am Umfang der Streben entlang.

[0015] Eine andere Ausgestaltung der Erfindung zeichnet sich dadurch aus, dass wenigstens ein Entlastungsschnitt in den Auskleidungen von Innenmantel bzw. Aussenmantel selbst angeordnet ist.

[0016] Es ist aber auch denkbar, dass wenigstens ein Entlastungsschnitt in den Auskleidungen der Streben selbst angeordnet ist.

[0017] Gemäss einer weiteren Ausgestaltung verlaufen Entlastungsschnitte um die Vorderkanten und/oder Hinterkanten der Streben herum.

[0018] Insbesondere weisen die Entlastungsschnitte der Vorder- bzw. Hinterkanten jeweils zwei Enden auf und sind an den Enden zur Reduzierung mechanischer Spannungen und der Kerbwirkung jeweils durch eine grössere Bohrung begrenzt.

[0019] Eine andere Ausgestaltung der Erfindung zeichnet sich dadurch aus, dass Entlastungsschnitte vorgesehen sind, welche in einer geschlossenen Kurve um die Streben herum verlaufen, derart dass die Auskleidungen der Streben von den Auskleidungen des Aussenmantels bzw. Innenmantels vollständig mechanisch getrennt sind.

[0020] Gemäss einer weiteren Ausgestaltung sind die Entlastungsschnitte zur Abdichtung gegen das Abgas durch entsprechende Abdeckbleche abgedeckt, ohne die mechanische Entkopplungswirkung der Entlastungsschnitte wesentlich zu beeinträchtigen.

[0021] Die erfindungsgemässe Gasturbine ist mit einem Abgasgehäuse gemäss der Erfindung ausgestattet.

#### KURZE ERLÄUTERUNG DER FIGUREN

[0022] Die Erfindung soll nachfolgend anhand von Ausführungsbeispielen im Zusammenhang mit der Zeichnung näher erläutert werden. Es zeigen

- Fig. 1 in einer perspektivischen, teilweise geschnittenen Darstellung eine stationäre Gasturbine mit sequenzieller Verbrennung, wie sie zur Verwirklichung der Erfindung geeignet ist;
- Fig. 2 in einem vergrösserten Ausschnitt eine radiale Strebe des Abgasgehäuses der Gasturbine aus Fig. 1;
- Fig. 3 in radialer Richtung gesehen eine mechanisch entkoppelte Strebe gemäss einem Ausführungsbeispiel der Erfindung mit Entlastungsschnitten an Vorder- und Hinterkante;
- Fig. 4 die Abdeckung der Entlastungsschnitte aus Fig. 3 gemäss einem weiteren Ausführungsbeispiel der Erfindung;
- Fig. 5 in einer zu Fig. 3 vergleichbaren Darstellung ein weiteres Ausführungsbeispiel der Erfindung mit einem um die Strebe herumlaufenden, geschlossenen Entlastungsschnitt; und
- Fig. 6 in einer perspektivischen Darstellung einen an der Strebe selbst angebrachten Entlastungsschnitt gemäss einem weiteren Ausführungsbeispiel der Erfindung.

#### WEGE ZUR AUSFÜHRUNG DER ERFINDUNG

[0023] Die Erfindung versucht, grosse thermische Spannungen in den Übergangsphasen des Gasturbinen-Betriebs dadurch zu vermeiden, dass an bestimmten Stellen des Abgasgehäuses eine mechanische Entkopplung, insbesondere durch Entlastungsschnitte, vorgenommen wird. Die mechanische Entkopplung beziehungsweise die Entlastungsschnitte soll(en) eine Relativbewegung zwischen den Streben und der Auskleidung ermöglichen, so dass von diesen Bereichen keine zusätzlichen Risse ausgehen.

[0024] Wie in Fig. 3 dargestellt ist, können Entlastungsschnitte 25 und 27 um die Vorderkante 23 beziehungsweise Hinterkante 24 herum in die Auskleidungen 18a beziehungsweise 19a eingebracht werden. An den Enden sind die Entlastungsschnitte 25 und 27 zur Reduktion der Spannungen und Kerbwirkung mit Bohrungen 26 grösseren Durchmessers versehen. Die optimale Länge der Entlastungsschnitte 25 und 27 richtet sich nach der jeweiligen Geometrie und Konstruktion und kann vom Fachmann entsprechend angepasst werden.

[0025] Es ist aber auch denkbar, gemäss Fig. 5 einen vollständig umlaufenden, geschlossenen Entlastungsschnitt 30 vorzusehen, der die Auskleidungen 18a und/oder 19a vollständig von der Auskleidung 20a der Strebe 20 trennt. In diesem Fall sind die Auskleidungen 18a/19a beziehungsweise 20a getrennt voneinander an der Struktur des Abgasgehäuses befestigt.

[0026] Es ist ebenfalls denkbar, gemäss Fig. 6 die Entlastungsschnitte 31 nicht in den umlaufenden Auskleidungen 18a/ 19a anzuordnen, sondern an den radialen Streben 20 selbst, um die notwendige mechanische Entkopplung zu erzielen.

[0027] In allen Fällen können gemäss Fig. 4 die Entlastungsschnitte 25, 27 durch Abdeckbleche 28, 29 auf der Vorderoder Rückseite weitgehend verschlossen werden, um ohne wesentliche Beeinträchtigung der mechanischen Entkopplung die Leckage von Abgas zu reduzieren oder ganz zu verhindern. Die Abdeckbleche 28, 29 können zu diesem Zweck aufgeschweisst werden.

#### **BEZUGSZEICHENLISTE**

#### [0028]

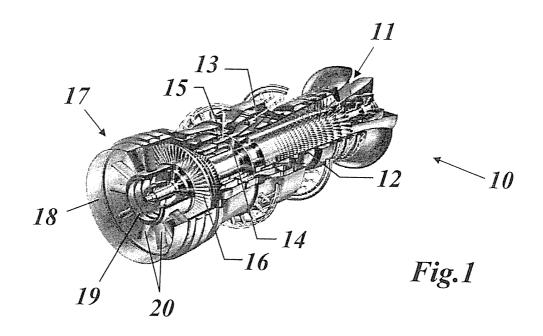
10	Gasturbine
11	Lufteinlass
12	Verdichter
13, 15	Brennkammer
14, 16	Turbine
17	Abgasgehäuse
18	Aussenmantel
18a	Auskleidung (Aussenmantel)
19	Innenmantel
19a	Auskleidung (Innenmantel)
20	radiale Strebe
20a	Auskleidung (Strebe)
21	Gaskanal
22	Abgas
23	Vorderkante (Strebe)
24	Hinterkante (Strebe)
25, 27, 30, 31	Entlastungsschnitt
26	Bohrung
28, 29	Abdeckblech

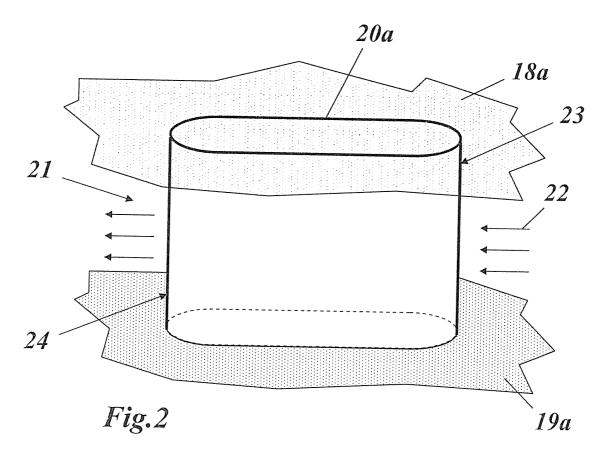
# Patentansprüche

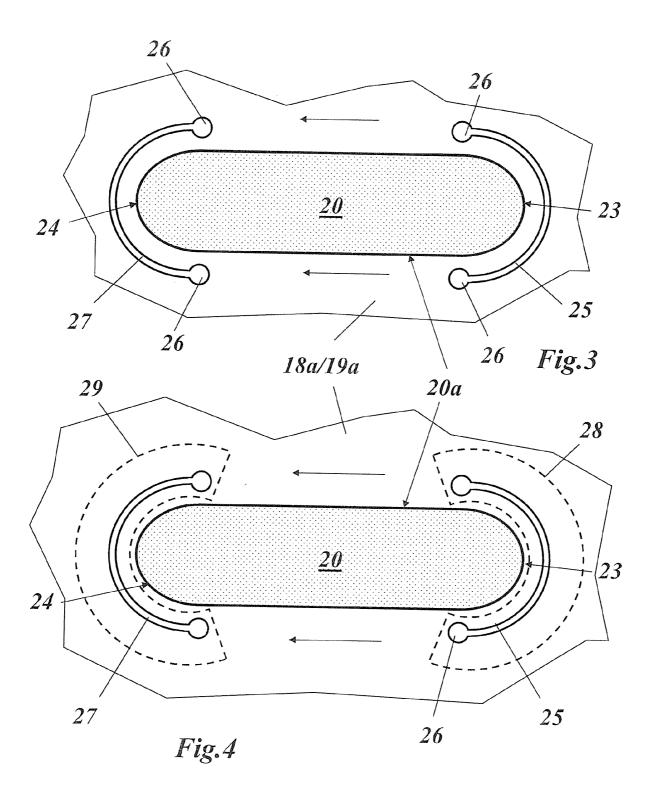
1. Abgasgehäuse (17) für eine Gasturbine (10), bei welchem Abgasgehäuse (17) durch einen konzentrischen Innenmantel (19) und einen den Innenmantel (19) mit Abstand konzentrisch umgebenden Aussenmantel (18) ein ringförmiger Gaskanal (21) gebildet wird, durch welchen das Abgas aus der Gasturbine (10) nach aussen tritt, wobei der Innenmantel (19) und der Aussenmantel (18) durch eine Mehrzahl von radialen, durch den Gaskanal (21) hindurch verlaufenden Streben (20) miteinander verbunden sind, welche in Bezug auf das durch den Gaskanal (21) strömende Abgas (22) jeweils eine Vorderkante (23) und eine Hinterkante (24) aufweisen, und wobei die Streben (20), der

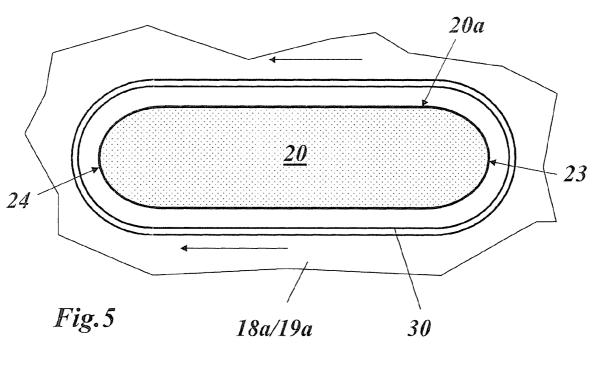
Aussenmantel (18) und der Innenmantel (19) zum Gaskanal (21) hin jeweils mit einer hitzebeständigen Auskleidung (18a bzw. 19a bzw. 20a) ausgestattet sind, dadurch gekennzeichnet, dass die Auskleidung (20a) der Streben (20) zur Reduzierung thermischer Spannungen am Umfang der Streben (20) zumindest teilweise von der Auskleidung (18a bzw. 19a) des Innenmantels (19) und/oder Aussenmantels (18) mechanisch entkoppelt ist.

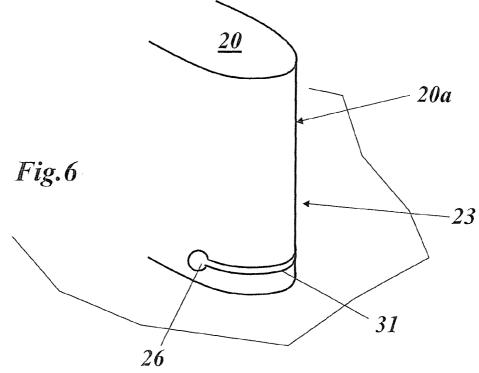
- 2. Abgasgehäuse nach Anspruch 1, dadurch gekennzeichnet, dass zur mechanischen Entlastung Entlastungsschnitte (25, 27, 30, 31) vorgesehen sind.
- 3. Abgasgehäuse nach Anspruch 2, dadurch gekennzeichnet, dass die Entlastungsschnitte (25, 27, 30, 31) am Übergang zwischen Streben (20) und Aussenmantel (18) bzw. Innenmantel (19) und am Umfang der Streben (20) entlang verlaufen.
- 4. Abgasgehäuse nach Anspruch 2 oder 3, dadurch gekennzeichnet, dass wenigstens ein Entlastungsschnitt (25, 27, 30) in den Auskleidungen (18a bzw. 19a) von Innenmantel (19) bzw. Aussenmantel (18) selbst angeordnet ist.
- 5. Abgasgehäuse nach Anspruch 2 oder 3, dadurch gekennzeichnet, dass wenigstens ein Entlastungsschnitt (31) in den Auskleidungen (20a) der Streben (20) selbst angeordnet ist.
- 6. Abgasgehäuse nach einem der Ansprüche 2 bis 5, dadurch gekennzeichnet, dass Entlastungsschnitte (25, 27, 31) um die Vorderkanten (23) und/oder Hinterkanten (24) der Streben (20) herum verlaufen.
- 7. Abgasgehäuse nach Anspruch 6, dadurch gekennzeichnet, dass die Entlastungsschnitte (25, 27, 31) der Vorder- bzw. Hinterkanten (23 bzw. 24) jeweils zwei Enden aufweisen und an den Enden zur Reduzierung mechanischer Spannungen jeweils durch eine grössere Bohrung (26) begrenzt sind.
- 8. Abgasgehäuse nach einem der Ansprüche 2 bis 6, dadurch gekennzeichnet, dass Entlastungsschnitte (30) vorgesehen sind, welche in einer geschlossenen Kurve um die Streben (20) herum verlaufen, derart dass die Auskleidungen (20a) der Streben (20) von den Auskleidungen (18a bzw. 19a) des Aussenmantels (18) bzw. Innenmantels (19) vollständig mechanisch getrennt sind.
- 9. Abgasgehäuse nach einem der Ansprüche 2 bis 8, dadurch gekennzeichnet, dass die Entlastungsschnitte (25, 27) zur Abdichtung gegen das Abgas durch entsprechende Abdeckbleche (28, 29) abgedeckt sind, ohne die mechanische Entkopplungswirkung der Entlastungsschnitte (25, 27) wesentlich zu beeinträchtigen.
- 10. Gasturbine mit einem Abgasgehäuse nach einem der Ansprüche 1 bis 9.











# VERTRAG UBER DIE INTERNATIONALE ZUSAMMENARBEIT AUF DEM GEBIET DES PATENTWESENS

# BERICHT ÜBER DIE RECHERCHE INTERNATIONALER ART

KENNZEICHNUNG DER NATIO	NALEN ANMELDUNG	aktenzeichen des anmelders oder anwalts				
		B09/244-0 CH				
Nationales Aktenzeichen		Anmeldedatum				
1922/2011		05-12-2011 Beanspruchtes Prioritätsdatum				
Anmeldeland	· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·					
СН						
Anmelder (Name)	***************************************					
ALSTOM Techn	ology Ltd					
Datum des Antrags auf eine P	Secherche	Nummer, die die internationale Recherchenbehörde dem				
Internationaler Art		Antrag auf eine Recherche internationaler Art zugeteilt hat				
13-12-2011		SN 57302				
I. KLASSIFIZIERUNG DES A	NMELDUNGSGEGENST	ANDS (treffen mehrere Klassifikationssymbole xx;				
Nach der internationalen Palantki	sesifikation (IPC) oder sowol	il nach der nationalen Kwasifikation als asch nach der IPC				
F01D25/16	F01D25/26	F01D25/30 F02C7/20				
IL RECHERCHIERTE SACHO	EBIETE					
***************************************	∺acherchierter M	indestprüfstoff				
Klassifikationssystem		Klassifikationssymbole				
IPC. 8	F01D	F02C				
Pacherchierte, nicht zum Mindesig	yűfatoli gehörende Verölfan	tilchungen, soweit diese unter die recherchierten Sachgebiete fallen				
III. EINIGE ANSPRÜCHE	HABEN SICH ALS NICH	T RECHERCHIERBAR ERWIESEN				
		(Berserkungen auf Engènzungstrogen)				
IV. MANGELNDE EINHEIT	LICHKEIT DER ERFIND					

Formbiatt PCT/ISA 201 a (11/2000)

# BERICHT ÜBER DIE RECHERCHE INTERNATIONALER ART

Nr. des Antrags auf Recherche CH 19222011

		CH 19222	A * *		
C.(Fortsets)	ng). AUS WESENTLICH ANGESEHENE VERÖPPENTLICHUNGEN				
Kategtarie"	Buzekskoung der Veröffenbotung, cowet erforderlich unter Angetie der in Befracht komme	eden Yelle	Betr. Aceptuch Nr.		
4	CH 699 998 A1 (ALSTOM TECHNOLOGY LTD [CH]) 31. Mai 2010 (2010-05-31) * Abbildung 5a *		7		
		,			
1					
			***		

Formsteel PCIVISAV901 (Perisus/Levey non-19a6 2) (Senteur 2004)

Seite 2 von 2

# BERICHT ÜBER DIE RECHERCHE INTERNATIONALER ART Nr. des Anfrags auf Reitherche

CH 19222011

		CH 19222	A * *		
C.(Fortsets)	ng). AUS WESENTLICH ANGESEHENE VERÖPPENTLICHUNGEN				
Kategtarie"	Buzekskoung der Veröffenbotung, cowet erforderlich unter Angetie der in Befracht komme	eden Yelle	Betr. Aceptuch Nr.		
4	CH 699 998 A1 (ALSTOM TECHNOLOGY LTD [CH]) 31. Mai 2010 (2010-05-31) * Abbildung 5a *		7		
		,			
1					
			***		

1

Formassi PODISARNI (Purbelzong von Stati 2) (Seitsen 2004)

Seite 2 von 2

 Angs	ben zu Verößenlich:	அதன், கில் அ	ur seiben Pasestfamilie ga	horen		-	auf Secherolie 9222011
	ehenberieht stentdokumset		Patum der PittenSichung		şked(or) der iteatfamilio		Datum der Veröffentlichung
 US	5609467	A	11-03-1997	KETS	£		
US	2961150	A	22-11-1960	CH DE FR G8 US	379199 1149944 1242290 873969 2961150	8 A A	39-86-196 86-86-196 23-09-196 82-08-196 22-11-196
G8	2280484	A	01-02-1995	FR GB JP JP	2708681 2280484 2965859 7159975	A 82	10-02-199 01-02-199 18-10-199 13-06-199
US	7597536	81	96-19-2099	KEIN	E		***********************
СН	699998	Al	31-05-2010	CH EP US WO	699998 2350441 2011286834 2010060823	Al Al	31-95-291 93-98-291 24-11-291 93-96-291

Sometical POTASS/SST (Antoning Performancing) (Jacuses 2008)