



(10) **DE 10 2013 100 368 B4** 2015.04.30

(12) **Patentschrift**

(21) Aktenzeichen: **10 2013 100 368.0**
(22) Anmeldetag: **15.01.2013**
(43) Offenlegungstag: **17.07.2014**
(45) Veröffentlichungstag
der Patenterteilung: **30.04.2015**

(51) Int Cl.: **G01M 15/09 (2006.01)**
F02B 37/12 (2006.01)

Innerhalb von neun Monaten nach Veröffentlichung der Patenterteilung kann nach § 59 Patentgesetz gegen das Patent Einspruch erhoben werden. Der Einspruch ist schriftlich zu erklären und zu begründen. Innerhalb der Einspruchsfrist ist eine Einspruchsgebühr in Höhe von 200 Euro zu entrichten (§ 6 Patentkostengesetz in Verbindung mit der Anlage zu § 2 Abs. 1 Patentkostengesetz).

(73) Patentinhaber:
Schenck RoTec GmbH, 64293 Darmstadt, DE

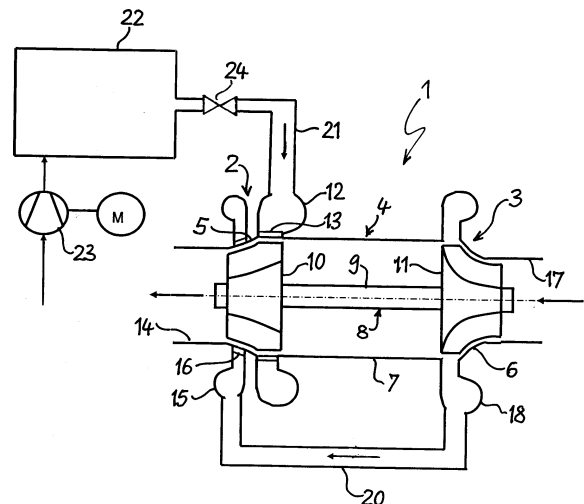
(72) Erfinder:
Thelen, Dieter, Dr., 64397 Modautal, DE

(74) Vertreter:
**Patentanwälte Haar & Schwarz-Haar, 61231 Bad
Nauheim, DE**

(56) Ermittelter Stand der Technik:
GB 611 528 A
RU 2 348 910 C1

(54) Bezeichnung: **Verfahren und Vorrichtung zum Antreiben eines Turboladers**

(57) Zusammenfassung: Bei einem Verfahren zum Antreiben eines Turboladers (1) mit Hilfe von dem Turbineneinlass (12) zugeführter Treibluft wird die am Verdichterauslass (15) austretende verdichtete Luft in einen Turbinenhilfseinlass (15) der Turbine (2) geleitet, der stromab vom Turbineneinlass (12) an einer Stelle in die Turbinenkammer (5) mündet, an welcher der Druck im angetriebenen Zustand der Turbine (2) kleiner ist als der Druck der vom Turboverdichter (3) verdichteten Luft.



Beschreibung

[0001] Die Erfindung betrifft ein Verfahren zum Antreiben einer Turbine und einen Turboverdichter umfassenden Turboladers mit einem Gehäuse, das eine Turbinenkammer mit einem Turbineneinlass und einem Turbinenauslass und eine Verdichterkammer mit einem Verdichtereinlass und einem Verdichterauslass aufweist, und mit einem Rotor mit einem in der Turbinenkammer angeordneten Turbinenrad und einem in der Verdichterkammer angeordneten Verdichterrad, bei welchem Verfahren der Rotor mit Hilfe von dem Turbineneinlass zugeführter Treibluft angetrieben wird. Die Erfindung betrifft weiterhin eine Vorrichtung zur Durchführung des Verfahrens.

[0002] Bei der Entwicklung und Produktion von Turboladern ist es zu bestimmten Mess- und Prüfzwecken, beispielsweise zum hochtourigen Auswuchten, erforderlich, den Rotor des Turboladers bis auf seine maximale Betriebsdrehzahl oder eine ähnlich hohe Drehzahl zu bringen. Um dies zu erreichen, ist es aus DE 10 2009 013 432 A1 bekannt, die Turbine des Turboladers mit Treibluft zu beaufschlagen und dem Rotor auf diese Weise die notwendige Antriebsleistung zuzuführen. Als Treibluft dient üblicherweise Druckluft, die beispielsweise einem Druckluftnetz entnommen werden kann. Die zum Antrieb benötigte Menge an Druckluft ist erheblich, zumal die Druckluft in der Regel kalt ist, d. h. Raumtemperatur hat, und dementsprechend das Enthalpiegefälle in der Turbine klein ist. Druckluft ist als Energieträger vergleichsweise teuer und die Energieeffizienz des Antriebs der Turbine mit Druckluft ungünstig. Das Beschleunigen eines Turbolader-Rotors auf maximale Betriebsdrehzahl mit Hilfe von Treibluft verursacht daher nicht unerhebliche Kosten.

[0003] Bei einem in DE 10 2011 054 236 A1 beschriebenen Verfahren der angegebenen Art wird die am Verdichterauslass austretende verdichtete Luft in den Turbineneinlass geleitet, wobei sie mittels einer Strahlpumpe der Treibluft zum Antreiben des Turbinenrades zugemischt wird, die mit im Vergleich zur vom Verdichter kommenden Luft höherem Druck und höherer Strömungsgeschwindigkeit in Form eines Strahles in den Turbineneinlass geleitet wird. Auf diese Weise wird zusätzlich die von der Verdichterseite des Turboladers geförderte verdichtete Luft für den Antrieb des Turboladers genutzt und entsprechend weniger Treibluft benötigt. Für das Zumischen mittels Strahlpumpe ist es erforderlich, dass der Druck der vom Verdichter kommenden Luft nur soweit unter dem Druck der Treibluft liegt, dass die Strahlpumpe in der Lage ist, die Zumischung durch Strahlvermischung zu gewährleisten. Die Erfüllung dieser Bedingung hängt von der jeweiligen Auslegung von Turbine und Verdichter des Turboladers ab und ist nicht immer gegeben. Dieses Verfahren ist daher auf Anwendungsfälle beschränkt, bei denen die

Druckdifferenz zwischen dem Druck der Treibluft und dem Druck am Auslass des Verdichters nicht sehr groß ist.

[0004] Aus RU 2 023 248 C1 ist ein Verfahren zum Prüfen eines Aufladerturboverdichters bekannt, bei dem von einem Anlassverdichter erzeugte Hochdruckluft einer Schwenkdüse zugeführt wird, die in der mit einem Diffusor versehenen ersten Stufe eines der Turbine nachgeordneten Zweistufenejektors angeordnet ist. Zum Durchführen verschiedener Prüfungen kann die Düse in die Laufrichtung des Arbeitsmittels zum Erzeugen eines Unterdrucks im Gasabfuhrstutzen der Turbine oder in die Gegenrichtung zum Erzeugen eines Überdrucks im Gasabfuhrstutzen der Turbine geschwenkt werden.

[0005] Es ist weiterhin aus GB 611 528 A eine Prüfanordnung bekannt, bei der eine zu prüfende Turbine mit Druckluft angetrieben und an einen Verdichter gekuppelt wird, wobei die verdichtete Luft am Verdichterausgang zum Antrieb der Turbine verwendet werden kann, indem sie erwärmt und zum Vergrößern der Luftzufuhr am Turbineneingang zugeführt wird.

[0006] Aus RU 2 348 910 C1 ist ein Verfahren zum Prüfen von Turboladern bekannt, bei dem Gas an einem Einlass der Turbine und an einem Einlass des Kompressors injiziert wird, wobei der Kompressor durch die Turbine in Drehung versetzt wird.

[0007] Eine Rückführung der verdichteten Luft zum Eingang der Turbine ist hierbei nicht vorgesehen.

[0008] Der Erfindung liegt die Aufgabe zugrunde, ein verbessertes Verfahren der eingangs genannten Art anzugeben, welches den Treibluftbedarf für das Antreiben des Rotors des Turboladers verringert.

[0009] Nach der Erfindung wird die genannte Aufgabe durch das in Patentanspruch 1 angegebene Verfahren gelöst. Eine vorteilhafte Vorrichtung zur Durchführung des Verfahrens ist in Patentanspruch 2 angegeben.

[0010] Bei dem Verfahren nach der Erfindung wird die am Verdichterauslass austretende verdichtete Luft in einen Turbinenhilfseinlass geleitet, der stromab vom Turbineneinlass an einer Stelle in die Turbinenkammer mündet, an welcher der Druck im angetriebenen Zustand der Turbine kleiner ist als der Druck der vom Verdichter verdichteten Luft.

[0011] Durch das Verfahren nach der Erfindung wird die von dem Verdichter des Turboladers geförderte verdichtete Luft zusätzlich für den Antrieb des Rotors genutzt, indem sie in den Turbinenhilfseinlass geführt wird. Selbstverständlich kann die vom Verdichter geförderte Luft für den Antrieb des Rotors nicht ausreichen, da sowohl in der Turbine als auch im Ver-

dichter Verluste entstehen, die durch von außen zugeführte Energie in Form von Treibluft ausgeglichen werden müssen. Darüber hinaus bedarf es eines Energieüberschusses, um eine kurzzeitige Beschleunigung des Rotors auf hohe Drehzahl zu bewirken. Im Gegensatz zu einem ausschließlich Treibluft verwendenden Antrieb wird bei dem Verfahren nach der Erfindung erheblich weniger Treibluft zum Antreiben des Rotors benötigt, da die in der vom Verdichter kommenden Luft gespeicherte Energie für den Antrieb der Turbine zurückgewonnen werden kann. Im Prinzip müssen durch die zugeführte Treibluft also nur die Energieverluste in Turbine und Verdichter und die Verluste in der Rotorlagerung gedeckt werden. Der Verbrauch an Treibluft kann daher durch das relativ einfach durchzuführende Verfahren nach der Erfindung erheblich gesenkt werden. Dies führt dann auch zu einer entsprechenden Senkung der Kosten für den Antrieb des Turboladers.

[0012] Das erfindungsgemäße Verfahren hat weiterhin den Vorteil, dass es von der Auslegung des Turboladers und dem Druck der Treibluft weitgehend unabhängig ist. Der Druck der Treibluft im Turbineneinlass wird in der Turbinenkammer bis auf etwa Atmosphärendruck im Turbinenauslass abgebaut. Durch die Wahl der zwischen Turbineneinlass und Turbinenauslass liegenden Stelle für die Anordnung des Hilfseinlasses kann daher der Druck an der Mündung des Hilfseinlasses so eingestellt werden, dass er den Förderdruck des Turboverdichters genügend unterschreitet, um ein für den Antrieb der Turbine günstiges Druckgefälle für die vom Turboverdichter kommende Luft zu erzielen.

[0013] Zur Durchführung des erfindungsgemäßen Verfahrens eignet sich eine Vorrichtung zum Antreiben einer Turbine und einen Turboverdichter umfassenden Turboladers, mit einem Gehäuse, das eine Turbinenkammer mit einem Turbineneinlass und einem Turbinenauslass und eine Verdichterkammer mit einem Verdichtereinlass und einem Verdichterauslass aufweist, mit einem Rotor mit einem in der Turbinenkammer angeordneten Turbinenrad und einem in der Verdichterkammer angeordneten Verdichterrad und mit einer an den Turbineneinlass anschließbaren Treibluftquelle, wobei die Turbinenkammer einen Turbinenhilfseinlass aufweist, der stromab vom Turbineneinlass an einer Stelle in die Turbinenkammer mündet, an welcher der Druck im angetriebenen Zustand der Turbine kleiner ist als der Druck der vom Verdichter verdichteten Luft und wobei der Verdichterauslass mit dem Turbinenhilfseinlass durch eine Leitung verbindbar ist, um die an dem Verdichterauslass austretende verdichtete Luft in den Turbinenhilfseinlass zu leiten.

[0014] Die Vorrichtung nach der Erfindung ist einfach und kostengünstig herstellbar und unkompliziert in der Handhabung. Zur Steigerung der Effektivität

können zusätzlich im Turbineneinlass und/oder im Turbinenhilfseinlass Leitschaufeln angeordnet sein.

[0015] Das Verfahren nach der Erfindung ist bei kompletten Turboladern und auch bei Turbolader-Rumpfguppen anwendbar. Bei Turbolader-Rumpfguppen besteht das Gehäuse aus einem die Rotorlagerung enthaltenden Mittelgehäuse, das Bestandteil des Turboladers ist, und aus einem Turbinengehäuse und einem Verdichtergehäuse, die an das Mittelgehäuse angesetzt sind und die Turbinenkammer und die Verdichterkammer mit den dazugehörigen Einlässen und Auslässen bilden. Das Verfahren nach der Erfindung ist nicht auf die Anwendung bei Turboladern beschränkt, sondern kann auch bei ähnlich aufgebauten Aggregaten, z. B. den Gaserzeugergruppen kleiner Gasturbinen, angewendet werden, um diese zum Zwecke des Auswuchtens oder zu anderen Erfordernissen anzutreiben.

[0016] Die Erfindung wird nachfolgend anhand eines Ausführungsbeispiels näher erläutert, das in der Zeichnung dargestellt ist. Die Zeichnung zeigt in schematischer Darstellung einen Turbolader mit einem daran angeschlossenen Treibluftantrieb nach der Erfindung.

[0017] Dargestellt ist ein Turbolader **1**, der eine Turbine **2** und einen Turboverdichter **3** enthält. Der Turbolader **1** weist ein Gehäuse **4** auf, das eine Turbinenkammer **5** und eine Verdichterkammer **6** und ein zwischen diesen angeordnetes Lagergehäuse **7** bildet. In dem Gehäuse **4** ist ein Rotor **8** mit einer im Lagergehäuse **7** gelagerten Welle **9** angeordnet. An der Welle **9** ist in der Turbinenkammer **5** ein Turbinenrad **10** und in der Verdichterkammer **6** ein Verdichterrad **11** befestigt. Die Turbinenkammer **5** ist auf der Eintrittsseite für das Treibmedium mit einem ringförmigen Turbineneinlass **12** versehen, der das Turbinenrad **10** umgibt und radial in die Turbinenkammer **5** mündet, wobei in der Mündungsöffnung Leitschaufeln **13** angeordnet sein können. An der Stirnseite des Turbinenrads **10** mündet die Turbinenkammer **5** in einen koaxialen Turbinenauslass **14**. Zwischen dem Turbineneinlass **12** und dem Turbinenauslass **14** weist die Turbinenkammer **5** einen ringförmigen Turbinenhilfseinlass **15** auf, der in die Turbinenkammer **5** mündet und an der Mündung einen Düsenring **16** mit Leitschaufeln haben kann. Die Verdichterkammer **6** weist stirnseitig einen zentralen Verdichtereinlass **17** und einen ringförmigen Verdichterauslass **18** auf.

[0018] Für den Antrieb des Turboladers **1**, z. B. zu Messzwecken, wird der Verdichterauslass **18** durch eine Leitung **20** mit dem Turbinenhilfseinlass **15** verbunden. Außerdem wird der Turbineneinlass **12** über eine Leitung **21** an einen Treibluftbehälter **22** angeschlossen, der von einem durch einen Motor angetriebenen Kompressor **23** mit Treibluft gespeist wird.

In der Leitung **21** befindet sich ein Ventil **24** zur Steuerung der Treibluftzufuhr. Die Treibluft hat einen Druck, der erheblich höher ist als der maximale Druck, den die vom Turboverdichter **3** geförderte verdichtete Luft im Verdichterauslass **15** bei maximaler Betriebsdrehzahl erreicht.

[0019] Soll der Rotor **8** angetrieben und bis auf eine vorzugsweise der maximalen Betriebsdrehzahl entsprechende Drehzahl beschleunigt werden, so wird das Ventil **24** geöffnet und Treibluft in den Turbineneinlass **12** geleitet. Durch die von dort in die Turbinenkammer **5** einströmende Treibluft wird das Turbinenrad **10** angetrieben und der Rotor **8** in Drehung versetzt. Mit wachsender Drehzahl des Rotors **8** wächst die Förderleistung des Turboverdichters **3** und damit auch der Druck der verdichteten Luft in dem dem Turbinenhilfseinlass **15** zugeführten Volumenstrom. Am Turbinenhilfseinlass **15** entsteht ein Druckgefälle zwischen dem Druck der verdichteten Luft und dem Druck in der Turbinenkammer **5**, der an dieser Stelle schon auf einen niedrigen Druck abgebaut ist. Das Druckgefälle wächst mit der Drehzahl und erzeugt einen das Turbinenrad **10** antreibenden Luftstrom von hoher Strömungsgeschwindigkeit. Die Turbinendrehzahl nimmt weiter zu, bis sie einen Wert erreicht, bei dem sich ein Gleichgewicht einstellt, bei dem die mit der Treibluft aus dem Treibluftbehälter **22** zugeführte Energie den Energieverlusten in der Turbine **2**, in dem Turboverdichter **3** und in der Lagerung des Rotors entspricht. Soll die Rotordrehzahl weiter erhöht werden, so muss durch entsprechende Steuerung des Ventils **24** die zugeführte Treibluftmenge erhöht werden. Umgekehrt kann durch Verringerung der zugeführten Treibluftmenge die Rotordrehzahl gesenkt werden.

[0020] Insgesamt ergibt sich durch die Einleitung der von dem Turboverdichter **3** geförderten verdichteten Luft in die Turbine **2** eine deutliche Verringerung der benötigten Treibluftmenge und damit des Energie- und Kostenaufwands für einen Mess- und Testbetrieb des Turboladers **1**.

Patentansprüche

1. Verfahren zum Antreiben eines eine Turbine (**2**) und einen Turboverdichter (**3**) umfassenden Turboladers (**1**), mit einem Gehäuse (**4**), das eine Turbinenkammer (**5**) mit einem Turbineneinlass (**12**) und einem Turbinenauslass (**14**) und eine Verdichterkammer (**6**) mit einem Verdichtereinlass (**17**) und einem Verdichterauslass (**18**) aufweist, und mit einem Rotor (**8**) mit einem in der Turbinenkammer (**5**) angeordneten Turbinenrad (**10**) und einem in der Verdichterkammer (**6**) angeordneten Verdichterrad (**11**), bei welchem Verfahren der Rotor (**8**) mit Hilfe von dem Turbineneinlass (**12**) zugeführter Treibluft angetrieben wird, **dadurch gekennzeichnet**, dass die am Verdichterauslass (**18**) austretende verdichtete Luft

in einen Turbinenhilfseinlass (**15**) geleitet wird, der stromab vom Turbineneinlass (**12**) an einer Stelle in die Turbinenkammer (**5**) mündet, an welcher der Druck in einem angetriebenen Zustand der Turbine (**2**) kleiner ist als der Druck der vom Turboverdichter (**3**) verdichteten Luft.

2. Vorrichtung zum Antreiben eines eine Turbine (**2**) und einen Turboverdichter (**3**) umfassenden Turboladers (**1**), mit einem Gehäuse (**4**), das eine Turbinenkammer (**5**) mit einem Turbineneinlass (**12**) und einem Turbinenauslass (**14**) und eine Verdichterkammer (**6**) mit einem Verdichtereinlass (**17**) und einem Verdichterauslass (**18**) aufweist, einem Rotor (**8**) mit einem in der Turbinenkammer (**5**) angeordneten Turbinenrad (**10**) und einem in der Verdichterkammer (**6**) angeordneten Verdichterrad (**11**) und mit einer an den Turbineneinlass (**12**) anschließbaren Treibluftquelle, gekennzeichnet durch einen Turbinenhilfseinlass (**15**), der stromab vom Turbineneinlass (**12**) an einer Stelle in die Turbinenkammer (**5**) mündet, an welcher der Druck in einem angetriebenen Zustand der Turbine (**2**) kleiner ist als der Druck der vom Turboverdichter (**3**) verdichteten Luft, und durch eine Leitung (**20**), durch die der Verdichterauslass (**18**) mit dem Turbinenhilfseinlass (**15**) verbindbar ist, um die an dem Verdichterauslass (**18**) austretende verdichtete Luft in den Turbinenhilfseinlass (**15**) zu leiten.

3. Vorrichtung nach Anspruch 2, **dadurch gekennzeichnet**, dass im Turbineneinlass und/oder im Turbinenhilfseinlass Leitschaukeln (**13**) angeordnet sind.

4. Vorrichtung nach einem der Ansprüche 2 oder 3, **dadurch gekennzeichnet**, dass die Treibluftzufuhr durch ein Ventil (**24**) steuerbar ist.

Es folgt eine Seite Zeichnungen

Anhängende Zeichnungen

