

## (19) **BUNDESREPUBLIK DEUTSCHLAND**

# 12 Patentschrift <sub>®</sub> DE 198 54 872 C 2

(51) Int. Cl.<sup>7</sup>: B 63 H 9/10 B 64 C 3/38



**DEUTSCHES PATENT- UND MARKENAMT** 

- (21) Aktenzeichen: 198 54 872.9-22 (22) Anmeldetag: 27. 11. 1998 (43) Offenlegungstag: 2. 9. 1999
- (45) Veröffentlichungstag

der Patenterteilung: 3. 7. 2003

Innerhalb von 3 Monaten nach Veröffentlichung der Erteilung kann Einspruch erhoben werden

(73) Patentinhaber:

Kuschnerov, Valeri, 85356 Freising, DE

- (72) Erfinder: gleich Patentinhaber
- (56) Für die Beurteilung der Patentfähigkeit in Betracht gezogene Druckschriften:

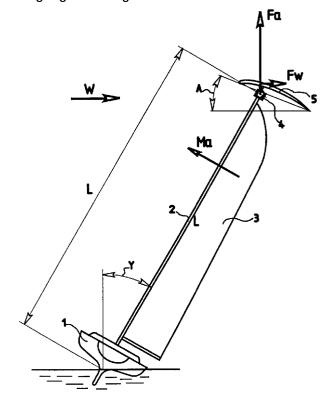
DE-PS 8 75 617 195 33 033 A1 DE DE 195 12 948 A1 37 07 081 A1 DE US 44 97 272

- Worrichtung zur aerodynamischen Stabilisierung der Krängung eines Segelschiffes
- Vorrichtung zur aerodynamischen Stabilisierung der Krängung eines Segelschiffes mit folgenden Merkmalen:

- Mit mindestens einem fest mit dem Schiff (1) verbundenen Mast (2), an dem ein oder mehrere Segel (3) befestigt sind, die den Vortrieb erzeugen

- Mit mindestens einem Flügel (5), der mittels einer Halterung (4) an der Spitze des Mastes (2) um drei Achsen winkelbeweglich angeordnet ist

- Mit Mitteln, um den Flügel (5) der Richtung des Windes gegenüber mit einem Anstellwinkel (A) dreiachsig zu stabilisieren und so durch den aerodynamischen Auftrieb des Flügels (5) ein Stabilitätsmoment (Ma) zu erzeugen.



#### Beschreibung

[0001] Die Erfindung betrifft eine Vorrichtung zur aerodynamischen Stabilisierung der Krängung eines Segelschiffes. [0002] Es sind zahlreiche Vorrichtungen zur Stabilisierung der Krängung von Segelschiffen bekannt, z. B. Vorrichtungen zum selbständigen Fieren der Segel oder Schrägstellen des Mastes, DE 195 12 948 A1. Die in der Patenschrift DE-PS 875 617 beschriebene Segelvorrichtung verwendet Starrsegel, die so geschwenkt werden können, dass 10 die Krängung verringert wird. Bei einer anderen Vorrichtung, US 4 497 272, werden mastlose Segel verwendet, die statischen und dynamischen Auftrieb aufweisen. In der Offenlegungsschrift DE 37 07 081 A1 wird ein Segelmast für ein Segelfahrzeug beschrieben mit einem Hauptsegel und 15 einem am oberen Endabschnitt des Mastes angeordnete Vorflügel, mit dem die aerodynamisch wirksame Fläche vergrößert werden soll. Eine Kombination von Vor- und Auftriebsflächen für Segelfahrzeuge, insbesondere von Wasserfahrzeugen, wird in der Offenlegungsschrift DE 195 33 033 A1 20 beschrieben. Mit den horizontal angeordneten Segelflächen kann die seitwärts neigende Kraft ganz oder überwiegend kompensiert werden.

[0003] Von diesem Stand der Technik ausgehend liegt der Erfindung die Aufgabe zugrunde eine Vorrichtung zur aero- 25 dynamischen Stabilisierung der Krängung eines Segelschiffes zu schaffen, die

- mit beliebigen Arten der Segelausrüstung der Schiffe kompatibel ist und ihre Sicherheit, bei starkem 30 1 Schiffsrumpf und stürmischem Wind und ebenso bei anderen extremen Bedingungen erheblich steigert,
- unabhängig von den Kurswinkeln des Windes funktionsfähig ist,
- die Steuerung der Vortriebsfläche nicht erschwert 35 und die übliche Steuerungstätigkeit der Besatzung nicht verändert.

[0004] Diese Aufgabe wird mit einer Vorrichtung zur aerodynamischen Stabilisierung der Krängung eines Segel- 40 schiffes mit den Merkmalen des Anspruchs 1 gelöst.

[0005] Die erfindungsgemäße Stabilisierungsvorrichtung weist u. a. folgende Vorteile auf: Der Flügel, der mit einer Halterung an der Mastspitze drehbar angebracht ist, erzeugt ein Aufrichtmoment, das die Schiffskrängung verringert 45 und das mit der Geschwindigkeitszunahme des Windes und der Zunahme der Schiffskrängung ansteigt.

[0006] Im folgenden wird die Erfindung anhand von Beispielen mit Bezug auf die Figuren näher erläutert:

[0007] Fig. 1 Segelschiff mit an der Spitze des Mastes an- 50 gebrachter Stabilisierungsvorrichtung und wirksame Kräfte und Momente

[0008] Fig. 2 Segelschiff mit Stabilisierungsvorrichtung [0009] Fig. 3 Stabilisierungsvorrichtung mit drehbarer

[0010] In Fig. 1 ist ein an der Spitze des Mastes 2 eines Segelschiffs 1 angebrachter Flügel 5 dargestellt. Der Flügel 5 kann sich in der horizontalen und vertikalen Ebene hinsichtlich des Mastes 2 drehen. Der Flügel 5 orientiert sich in der horizontalen Ebene entgegen der Windrichtung W und 60 balanciert in der vertikalen Ebene im Anstellwinkel A, bei dem sich die maximale Auftriebskraft Fa ergibt. Die Steuervorrichtungen, die den Flügel 5 in Bezug auf den Wind W bei verschiedenen Schiffskrängungen Y stabilisieren, sind in dieser Figur nicht dargestellt.

[0011] In Fig. 1 sind die wirksamen Kräfte (F<sub>a</sub>, F<sub>w</sub>), die auf das Segelschiff 1 einwirken, angegeben. Durch die Figur wird die Funktion der Stabilisierungsvorrichtung deutlich.

Unter der Windeinwirkung W entsteht die Krängung des Segelschiffs 1, Winkel Y zwischen Mast und der Vertikale. Gleichzeitig entsteht am Flügel eine aerodynamische Auftriebskraft Fa, die von der Windgeschwindigkeit W, dem Anstellwinkel A und der aerodynamischen Eigenschaft K

des Flügels abhängt. [0012] Das Aufrichtmoment Ma hängt von dem Maß der Auftriebskraft Fa, dem Winkel der Schiffskrängung Y und der Masthöhe L ab. Je höher die Windgeschwindigkeit W und der Krängungswinkel Y sind, desto höher ist die Auftriebskraft F<sub>a</sub> und dementsprechend das Stabilitätsmoment

 $M_a = F_a L(\sin Y - 1/K\cos Y)$ 

hierbei ist  $K = F_a/F_W$ 

[0013] Fig. 3 zeigt schematisch eine Stabilisierungsvorrichtung mit einem Flügel, der an einer sich um den Mast 2 drehenden Konsole 7 angeordnet ist. Sie hat Vorteile im Vergleich mit der Stabilisierungsvorrichtung gemäß Fig. 1.

[0014] Durch das Anbringen des Flügels 5 an der Konsole 7 wird ein Aufrichtmoment Ma schon bei einer Schiffskrängung Y von 0 Grad erzeugt, so dass sie der durch den Seitenwind W verursachten Krängung Y vorbeugt.

$$M_a = F_a L_1 [\sin(Y + Y_1) - 1/K\cos(Y + Y_1)]$$

### Bezugszeichen

- - 2 Mast
  - 3 Segel
  - 4 Halterung des Flügels am Mast
  - 5 Flügel
- 6 drehbare Halterung der Konsole am Mast
  - 7 Konsole
  - A Anstellwinkel des Flügels
  - Y Krängungswinkel des Schiffes
- Y<sub>1</sub> Winkel hervorgerufen durch die Anbringung des Flügels an der Konsole

F<sub>a</sub> Auftrieb des Flügels

F<sub>w</sub> aerodynamischer Widerstand des Flügels

M<sub>a</sub> Stabilitätsmoment des Flügels

W Windgeschwindigkeit

L, L<sub>1</sub> Entfernung zwischen dem Flügel und dem Massenmittelpunkt des Schiffes

#### Patentansprüche

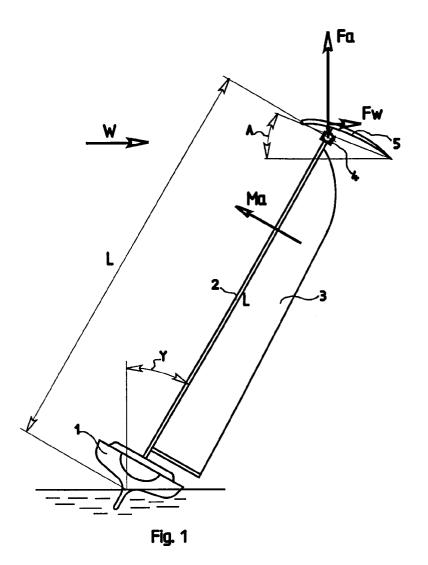
- 1. Vorrichtung zur aerodynamischen Stabilisierung der Krängung eines Segelschiffes mit folgenden Merkma-
  - Mit mindestens einem fest mit dem Schiff (1) verbundenen Mast (2), an dem ein oder mehrere Segel (3) befestigt sind, die den Vortrieb erzeugen Mit mindestens einem Flügel (5), der mittels einer Halterung (4) an der Spitze des Mastes (2) um
  - drei Achsen winkelbeweglich angeordnet ist Mit Mitteln, um den Flügel (5) der Richtung des Windes gegenüber mit einem Anstellwinkel
  - (A) dreiachsig zu stabilisieren und so durch den aerodynamischen Auftrieb des Flügels (5) ein Stabilitätsmoment (Ma) zu erzeugen.
- 2. Vorrichtung nach Anspruch 1, dadurch gekennzeichnet, dass der Flügel (5) an einer Konsole (7) gelenkig gelagert ist, die drehbar um die Hochachse des

Mastes (2) an der Mastspitze befestigt (6) ist.

Hierzu 2 Seite(n) Zeichnungen

- Leerseite -

Nummer: Int. Cl.<sup>7</sup>: Veröffentlichungstag: **DE 198 54 872 C2 B 63 H 9/10**3. Juli 2003



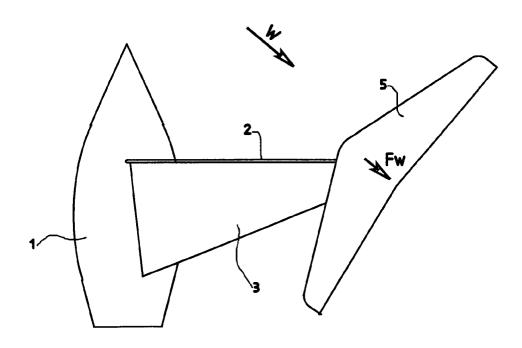


Fig. 2

Nummer: Int. Cl.<sup>7</sup>:

DE 198 54 872 C2 B 63 H 9/10 3. Juli 2003

Veröffentlichungstag:

